REPUBLIQUE ALGERIENNE DEMOCRATIQUE ET POPULAIRE Ministère de l'Enseignement Supérieure et de la Recherche Scientifique Université Abderrahmane MIRA de Bejaia Faculté de Technologie Département de GENIE CIVIL

Mémoire de sin d'étude

En vue de l'obtention du diplôme de master en génie civil Option : Construction métallique



Encadré par :

Présenté par :

M^r: LARABAT ZIANE .A

M^r: BENLAHLOU Rachid

M^r: SMAIL Salim

Jury:

M^r: BECHEUR .A M^r: GUICHARI.L

Promotion 2014 - 2015



REMERCIEMENTS

Avant tout, remercions Dieu le tout puissant pour nous avoir donné la force et la patience pour mener à terme ce travail.

Nous remercions nos familles qui nous ont toujours encouragé et soutenu durant toutes nos études.

Nous adressons nos reconnaissances et nos remerciements à notre promoteur monsieur **Larabat Ziane** .A

Nous remercions les membres de jury qui nous font l'honneur de juger ce travail.

Nous témoignons également notre reconnaissance à tous nos enseignants de la faculté de technologie particulièrement ceux du département de GENIE CIVIL.

Notre sincère gratitude va vers tous ceux qui ont participés de près ou de loin à ce modeste travail.



Je dédie ce présent travail à mes chers et nobles parents dont je suis et je serais pleinement reconnaissant pour m'avoir soutenu durant tout mon parcours, aussi :

- A mes sœurs et mon frère qui ont su me comprendre
- A toute ma grande famille: mes oncles, mes tantes, mes cousins et cousines
- > A mon binôme et toute sa famille
- >A tout mes amis proches

Enfin je remercie tous ceux qui ont contribué de prés ou de loin à la réalisation de ce modeste travail.

R&CHID



Je dédie ce présent travail à mes chers et nobles parents dont je suis et je serais pleinement reconnaissant pour m'avoir soutenu durant tout mon parcours, aussi :

- A mes grands parents pour leurs soutiens pendant toute mes études
- >A mes sœurs qui ont su me comprendre
- A toute ma grande famille: mes oncles, mes tantes, mes cousins et cousines
- > A mon binôme et toute sa famille
- >A tout mes amis proches

Enfin je remercie tous ceux qui ont contribué de prés ou de loin à la réalisation de ce modeste travail.

SALIM

INTRODUCTION GENERALE	1
CHAPITRE I: PRESENTATION DE L'OUVRAGE	
I.1 Introduction	2
I.2 Etude de sol	2
I.3 Situation du projet	2
I.4 Caractéristiques	2
I.5 La toiture	3
I.6 Les planchers	3
I.7 Les escaliers	4
I.8 Matériaux utilisés	4
8.1 L'acier	4
8.2 Propriétés des profilés laminés	5
8.3 Le béton	6
8.4 Composition de béton	6
8.5 Caractéristiques mécanique du béton	7
I.9 Règlements utilisés	10
I.10 Actions agissant sur la structure	11
CHAPITRE II: ETUDE CLIMATIQUE	
II.1 Introduction	12
II.2 Etude au vent	12
2.1 Les coefficient de calcul	13
2.2 Détermination de la pression dynamique (q_{dyn})	15
2.3 Calcul de coefficient de rugosité (Cr)	16
2.4 Calcul de coefficient d'exposition (Ce)	16
2.5 Calcul de la pression	17
II.3 Détermination des coefficients de pression	17



3.1 Vent perpendiculaire au pignon (sens V1)	17
3.2 Vent perpendiculaire au long-pan (sensV2)	27
II.4 Etude à la neige	34
4.1 Introduction	34
4.2 Action de la neige	34
4.3 Base de calcul	34
II.5 Effet de la température	35
CHAPITRE III: PRE DIMENSIONNEMENT DES ELEMENTS	
III.1 Etude de la couverture	36
III.2 Etude des pannes	36
2.1 Définition	37
2.2 Données de calcul	37
2.3 Détermination des charges et surcharges	38
2.4 Combinaison de charge les plus défavorables.	39
2.5 Combinaisons d'actions	39
2.6 Pré dimensionnement	40
2.7 Dimensionnement des pannes	41
III.3 Calcul des liernes	46
3.1 Définition.	46
3.2 Calcul des efforts de traction	47
3.3 Dimensionnement des liernes	48
III.4 Calcul de l'échantignolle	48
4.1 Définition	48
4.2 Détermination des sollicitations	49
4.3 Calcul de l'épaisseur de l'échantignolle	49
III.5 Calcule des fermes.	49
5.1 Définition	50



5.2 Hypothèses de calcul	50
5.3 Détermination des forces revenantes à la ferme la plus Sollicitée	51
5.4 Pré dimensionnement des éléments	.53
III.6 Dimensionnement des poteaux métallique	.57
6.1 Evaluation des charges et surcharges	.58
6.2 Vérification de la stabilité de ce poteau	.58
6.3 Vérification de l'importance de l'effort normale	.59
III.7 Pré dimensionnement des éléments en béton	.60
7.1 Les poutres de chainages	60
7.2 Les poteaux	61
7.3 Descente de charge	62
7.4 Vérification du poteau	63
7.5 Les Dimensions adoptées	64
CHAPITRE IV: ETUDE DU PLANCHER MIXTE	
IV.1 Introduction	65
IV.2 Etude de la dalle collaborant	65
IV.3 Evaluation des charges.	66
IV.4 Pré dimensionnement des solives	.67
IV.5 Calcul de la poutre maitresse.	.79
IV.6 Calcul de la poutre secondaire	.83
IV.7 Ferraillage de la dalle du plancher	.85
CHAPITRE V: ETUDE DES ELEMENTS SECONDAIRES	



V.1 Introduction.	88
V.2 Définitions	88
V.3 Pré dimensionnement de l'escalier	89
3.1 Évaluation des charges.	89
3.2 Pré dimensionnement de la Cornière	90
3.3 Combinaison de charge	90
3.4 Condition de flèche	91
3.5 Vérification en tenant compte du poids du profilé	91
V.4 Pré dimensionnement du limon.	92
V.5 Etude de la poutre palière	95
V.6 Conclusion.	97
CHAPITRE VI: CALCUL DES CONTREVENTEMENTS	
VI.1 Introduction	98
VI.2 Calcul des contreventements de toiture (poutre au vent)	98
2.1 Les efforts horizontaux dus au vent	99
2.2 Détermination des sollicitations dans chaque élément de la poutre au vent	100
2.3 Vérification des éléments	100
VI.3 Vérification des montants de la poutre au vent	101
3.1 Vérification de la panne montante	101
3.2 Vérification de la panne intermédiaire	102
VI.3.3 Vérification de la panne montante au déversement	102
CHAPITRE VII: ETUDE SISMIQUE	
VII.1 Introduction	105
VII.2 Présentation du logiciel ROBOT	105
VII.3 Modélisation	105
VII.4 Analyse de la structure	105



4.1 Type d'analyse	105
4.2 Méthode de calcul	106
4.3 Principe de la méthode dynamique spectrale	109
4.4 Analyse des résultats	114
4.5 Vérification des déplacements	116
VII.5 Effet de deuxième ordre	117
VII.6 Remarque importante	119
CHAPITRE VIII: VERIFICATION DES ELEMENTS DE L'OS	SATURE
VIII.1 Introduction	120
VIII.2 Itérerai de dimensionnement avec ROBOT	120
VIII.3 Les vérifications à faire	120
VIII.4 Vérification des diagonales des contreventements	125
VIII.5 Vérification des ciseaux de stabilité	127
VIII.6 Note de calcule puisées de logiciel ROBOT de déférents élément	129
CHAPITRE IX: CALCUL DES ASSEMBLAGES	
IX Introduction	138
IX .1 Les différents types d'assemblages	138
IX.2 Fonctionnement des assemblages	138
IX.3 Rôle des assemblages	139
IX.4 Assemblage des éléments de la ferme.	139
IX.5 Assemblage du couvre joint	143
IX.6 Assemblage des éléments de contreventements	146
IX.7 Assemblage des ciseaux de stabilité	149
IX.8 Assemblage poteau – ferme	150
IX.9 Assemblage poteau-poutre principale	153
IX.10 Assemblage poteau - poutre secondaire	157
IX.11 Assemblage poutre-poutre (solive-poutre principale)	160



IX.12 Assemblage de la ferme sur le poteau en béton	162
IX.13 Calcul des pieds de poteaux	167
CHAPITRE X: ETUDE DE L'INFRASTRUCTURE	
X.1 Introduction	174
X.2 Choix du type de fondation	174
X.3 Calcul des fondations.	175
X.5 Calcul des longrines.	197
X.6 Ferraillage des futs	199
CHAPITRE XI: VERIFICATION DE LA STABILITE D'EN	NSEMBLE
XI Introduction	202
XI.1 Détermination des moments renversants (M _R)	202
XI.1.1 Cas de vent	202
X.I.1.2 Cas de séisme	208
XI.2 Vérification au renversement de la structure	209
CONCLUSION GENERALE	210



Figure 1.1 : Composition d'une dalle mixte	4
Figure 1.2 : Diagramme contrainte-déformation de l'acier (essai de traction)	6
Figure 1.3 : Evaluation de la résistance f_{cj} en fonction de l'âge de béton	7
Figure 1.4: Diagramme des trois pivots	9
Figure 2.1 : Vent sur la façade principale et secondaire du hangar	12
Figure 2.2 : Vent sur la façade gauche et droite du hangar	12
Figure 2.3 : Vent sur plan de la couverture	13
Figure 2.4 : Les directions principales du vent.	14
Figure 2.5 : Répartition la pression sur dynamique sur le hangar	16
Figure 2.6 : Vue en élévation des parois verticales de direction pignon	18
Figure 2.7 : Valeurs de Cpe pour les parois verticales— direction V3 du vent	19
Figure 2.8 : Répartition des Cpe sur la toiture $\Theta = 90^{\circ}$.	20
Figure 2.9 : Valeurs de Cpe pour la toiture, vent sur pignon	21
Figure 2.10 : Vue en plan de la paroi verticale de direction Lang-pan	27
Figure 2.11 : Vue en élévation de la paroi verticale direction du vent V1 du	28
Figure 2.12 : Répartition des Cpe sur les parois verticales direction du vent V1 et V2	28
Figure 2.13 : Représentation des pentes.	29
Figure 2.14 : Répartition du vent sur la toiture $\Theta = 0^{\circ}$.	29
Figure 2.15 : Répartition des Cpe sur la toiture direction de vent V1	30
Figure 2.16 : Valeur de la charge caractéristique de la neige	35
Figure 3.1 : Schéma statique	36
Figure 3.2 : Panneau sandwich voir la fiche technique (annexe 01)	36
Figure 3.3 : Disposition de la panne sur la toiture	37
Figure 3.4 : La pente de calcul.	37
Figure 3.5 : Schéma statique sous charge d'entretien	38
Figure 3.6 : Moment due à la charge d'entretien	39



Figure 3.7 : Présentation des liernes.	46
Figure 3.8 : Représentation des efforts sur les liernes	47
Figure 3.9 : Echantignolle	48
Figure 3.10 : Schéma statique des charges appliquées	49
Figure.3.11 : Dimensions de l'échantignolle.	49
Figure 3. 12 : Schéma statique de la ferme.	51
Figure 3.13 : Surface afférente d'un nœud.	51
Figure 3.14 : Cornières à ailes égales	52
Figure 3.15: Dimensions du poteau.	61
Figure 3.16 : Surface afférente d'un poteau	62
Figure 4.1 : Schéma des composants du plancher mixte	65
Figure 4.2 : Schéma de la trame supportant les planchers	66
Figure 4.3 : Schéma statique de la solive	67
Figure 4.4: Largeur de la dalle effective	70
Figure 4.5 : Distribution plastique des contraintes normales cas de l'axe neutre	
plastique dans la dalle	71
Figure 4.6 : Diagramme de contraintes de flexion simple	72
Figure 4.7 : Diagramme de contraintes de flexion simple	73
Figure 4.8 : Effets du retrait : (a) déformations dues au retrait (b) contraintes dues au Retrait	74
Figure 4.9 : Diagramme des contraintes normales finales en MPa	75
Figure 4.10 : Caractéristique des connecteurs.	76
Figure 4.11 : Schéma de position des connecteurs.	76
Figure 4.12 : Schéma statique du sommier.	80
Figure 4.13 : Sommier sous charge répartie.	80
Figure 4.14 : Sommier sous les poids des solives.	81
Figure 4.15 : Schéma statique de la poutre secondaire	83



Figure 4.16 : Ferraillage de la dalle	87
Figure 5.1 : Vue de l'escalier	88
Figure 5.2 : Schéma statique d'escaliers	90
Figure 5.3 : Schémas statique de la cornière.	91
Figure 5.4 : Charges appliqué sur un limon	92
Figure 5.5 : Les charges appliquer sur le limon	94
Figure 5.6 : Schéma statique de la poutre palière	96
Figure 6.1 : Vue en plan de la poutre au vent.	98
Figure 6.2: Les efforts agissent sur la poutre au vent.	99
Figure 7.1 : Schéma du spectre de réponse suivant X	110
Figure 7. 1 : Schéma du spectre de réponse suivant Y	111
Figure 7. 2 : Mode de déformation (01)	113
Figure 7. 3 : Mode de déformation (2)	113
Figure 7. 4 : Mode de déformation (3)	114
Figure 7.6 : Le déplacement son prolongement des poteaux	119
Figure 7.7 : Le déplacement avec prolongement des poteaux	119
Figure 8.1 : Poutre au vent en pignon	125
Figure 8.2 : Vue des ciseaux de stabilités en 3D	127
Figure 9.1 : Longueurs des soudures	141
Figure 9.2 : Détails d'assemblage des éléments de la ferme	141
Figure 9.3 : Assemblage gousset – membrure	142
Figure 9.4 : Assemblage des quatre éléments de la ferme	143
Figure 9.5 : Schéma statique de la ferme	144
Figure 9.6 : Schéma statique de la ferme	145
Figure 9.7 : Assemblage diagonale-gousset	147
Figure 9.8 : Disposition des boulons.	149



Figure 9.9 : Détails des ciseaux de stabilité	150
Figure 9.10 : Assemblages des ciseaux de stabilité	150
Figure 9.11 : Assemblages poteau-ferme.	151
Figure 9.12 : Distribution des efforts	153
Figure 9.13 : Représentation de l'assemblage poteau - poutre maitresse	155
Figure 9. 14 : Vue de l'assemblage poteau – poutre maitresse	158
Figure 9.15: Assemblage par double cornière	159
Figure 9.16 : Disposition des boulons	160
Figure 9.17 : Assemblage solive-poutre principale	162
Figure 9.18 : Tige d'encrage du pied du poteau	165
Figure 9.19: Dispositions constructives.	165
Figure 9.20 : Vérification dans la section 1-1.	168
Figure 9.21 : Vérification de la section 2-2.	169
Figure 9.22 : Vérification de la section 3-3	169
Figure 9.23 : Tige d'encrage du pied du poteau	170
Figure 9.24: Dispositions constructives	171
Figure 9.25 : Vue du pied de poteau encastré	171
Figure 9.26 : Vérification de la contrainte dans la section 1-1	174
Figure 9.28 : Vérification dans la section 2 – 2	175
Figure 9.29 : Vérification dans la section 3 – 3	175
Figure 10.1 : Dimension de la semelle rectangulaire	175
Figure 10.2 : Schéma de ferraillage de la semelle (65*40)	185
Figure 10.3 : Dimension de la semelle	186
Figure 10.4 : Schéma de ferraillage de la semelle	197
Figure 10.5 : Schéma de ferraillage des longrines	199
Figure 10.6 : Section du fut à ferrailler	199
Figure 10.7 : Schéma de ferraillage des futs.	201



Liste des figures

Figure 11.1 : Détails du projet	.202
Figure 11.2 : Résultantes des forces horizontale et verticale sur la façade principale et secondaire avec dépression intérieure.	204
Figure 11.3 : Résultantes des forces horizontale et verticale sur la façade principale et secondaire avec surpression intérieure	205
Figure 11.4 : Résultantes des forces horizontale et verticale sur la façade latérale gauche droite avec dépression intérieure	
Figure 11.5 : Résultantes des forces horizontale et verticale sur la façade latérale gauche	et
droite avec surpression intérieure	.208

Tableau I.1: Les valeurs nominales de fy et fu (CCMA 97, tableau 3.1)
Tableau I.2: Les valeurs E_{ij} et E_{vj} en fonction de f_{cj}
Tableau II.1: Les valeurs de Cd
Tableau II.2 : Les valeurs de Coefficient de rugosité
Tableau II.3 : Les valeurs de coefficient d'exposition 17
Tableau II.4: Les valeurs de pression dynamique
Tableau II.5 : Les coefficients de pression C _{pe} correspondant aux parois verticale18
Tableau II.6 : Coefficients Cpe correspondant à chaque zone de toiture
Tableau II.7 : Valeurs des pressions correspondant à chaque zone de paroi verticale avec $(C_{pi}=0.8)$
Tableau II.8: Valeurs des pressions correspondant aux zones de la toiture
(Cpi = 0.8) 22
Tableau II.9 : Valeurs des pressions correspondant à chaque zone de paroi verticale avec
$(C_{pi}=-0.5)$
Tableau II.10 :Valeurs des pressions correspondant à chaque zone de la toiture(cpi=0,8) 23
Tableau II.11: Valeurs des forces de frottement
Tableau II.12 : Les coefficients de pression C _{pe} correspondant à chaque zone de parois
verticale direction du vent V1
Tableau II.13: Les valeurs C _{pe} pour la toiture
Tableau II.14 : Valeurs de la pression correspondant à chaque zone de paroi verticale avec
(C _{pi} =0,8) 31
Tableau II.15: Valeurs des pressions correspondant a chaque zone de la toiture
(Cpi = 0.8)
Tableau II.16 : Valeurs de la pression correspondant à chaque zone de paroi verticale avec
$(C_{pi}=-0.5)$
Tableau II.17: Valeurs des pressions correspondant a chaque zone de la toiture
(Cpi =-0,5)
Tableau III. 1 : Efforts max dans les éléments de la ferme. 53
Tableau III. 2 : Section des éléments et des barres choisies



Tableau III.3 : Résumer des calculs pour toutes les barres	55
Tableau III.4 : Résultats de calcul pour vérification au déversement	56
Tableau III.5 : Sections des éléments de la ferme	57
Tableau IV.1: Evaluation des charges permanentes	66
Tableau VI.1: Les forces horizontales dues au vent	99
Tableau VII.1 : Pénalité de vérification	108
Tableau VII.2 : Pourcentage de participation de masse	112
Tableau VII.3 : Combinaisons de calcul	115
Tableau VII.4 : Vérification de l'effort tranchant à la base.	115
Tableau VII.5 : Déplacement max en situation durable	116
Tableau VII.6 : Déplacement relatif des niveaux	117
Tableau VII.7 : Effet P-Δ suivant X-X.	118
Tableau VII.8 : Effet P-Δ suivant Y-Y	118
Tableau VIII.1 : Les efforts dans les éléments de la ferme	121
Tableau VIII.2 : Vérification des éléments de la ferme	124
Tableau VIII.3 : Les efforts dans les éléments de contreventement	125
Tableau VIII.4 : Les efforts dans les éléments des ciseaux de stabilités	127
Tableau IX.1: Caractéristiques mécaniques correspondant aux différentes classes	138
Tableau IX.2 : Efforts dans les éléments de la ferme	140
Tableau IX.3 : Epaisseur du gousset en fonction de l'effort appliqué	140
Tableau IX.4: Dimensionnement des cordons de soudure	142
Tableau IX.5 : Les sollicitations les plus défavorables.	164
Tableau X.1 : Les sollicitations à la base des poteaux (65*40)	175
Tableau X.2 : Les sollicitations à la base de la semelle (65*40)	177
Tableau X.3: Vérification des contraintes dans le sol.	178



Tableau X.4 : Sollicitations à la base de la semelle type 1. (65*40)	179
Tableau X.5 : Vérification des contraintes dans le sol	180
Tableau X.6 : Les armatures des semelles (65*40).	185
Tableau X.7 : Les sollicitations à la base des poteaux (HEA500)	186
Tableau X.8 : Les sollicitations à la base de la semelle	189
Tableau X.9: Vérification des contraintes dans le sol	189
Tableau X.10 : Les sollicitations à la base de la semelle	191
Tableau X.11 : Vérification des contraintes dans le sol	191
Tableau X.12 : Les armatures des semelles type (HEA500)	203
Tableau XI.1 : Vent sur la façade principale et secondaire Cpi=-0,5	203
Tableau XI.2 : Vent sur la façade principale et secondaire (Cpi= 0,8)	204
Tableau XI.3 : Vent sur la façade latérale gauche et droite (Cpi=-0,5)	206
Tableau XI.4 : Vent sur la façade latérale gauche et droite (Cpi=0,8)	207
Tableau XI.5 : Réaction à la base due aux effets sismiques	208
Tableau XI.6 : Vérifications au renversement de la structure	209

ACTIONS

G	Charge permanente ponctuelle
Q	Charge d'exploitation ponctuelle
S_n	Charge de neige normale
S_e	Charge de neige extrême
W_n	Charge de vent normale
W_e	Charge de vent extrême
P	Charge uniformément répartie, en général
g	Charge permanente uniformément répartie
q	Charge d'exploitation uniformément répartie

SOLLICITATIONS/CONTRAINTES/DÉFORMATIONS

E	Module d'élasticité longitudinale de l'acier ($E = 210\ 000\ MPa$)
G	Module d'élasticité transversale de l'acier ($G = 81~000~\text{MPa}$)
F_p	Effort de précontrainte dans un boulon
M	Moment sollicitant, en général
M_{cr}	Moment critique élastique.
$M_{\it eff}$	Montent efficace (section de classe 4)
M_{el}	Moment élastique
M_N	Moment résistant plastique réduit du fait de l'cfkrt axial
M_{pl}	Moment plastique
M_R	Moment résistant
N	Effort normal, en général
N_K	Effort normal critique d'Euler
N_{pl}	Effort normal de plastification
N_u	Effort normal ultimc
V	Effort tranchant sollicitant
V_{pl}	Effort tranchant de plastification
V_u	Effort tranchant ultime
$f(ou \delta)$	Flèche d'une poutre
f_u	Contrainte de rupture d'une pièce
f_{ub}	Contrainte de rupture d'un boulon
f_Y	Limite d'élasticité d'un acier
f_{red}	Limite d'élasticité réduite pour l'aire de cisaillement $f_{red} = (1-\rho). f_Y$
ε (epsilon)	Déformation linéaire unitaire
ε_Y	Déformation correspondant à la limite d'élasticité
σ (sigma)	Contrainte normale
σ_K	Contrainte critique d'Euler
τ (tau)	Contrainte tangentielle ou de cisaillement
$ au_{cr}$	Résistance critique élastique au voilement par cisaillement

Notations et symboles

COEFFICIENTS ET GRANDEURS SANS DIMENSIONS

K a	Coefficient d'encastrement ou de rigidité poteau/poutre A_w/A = Rapport de la section de l'âme d'une poutre à la section			
totale				
k_o	Coefficient de flambement (Additif 80)			
k_D	Coefficient de déversement (Additif 80)			
k_s	Coefficient de dimension des trous perçage pour boulons			
k_y et k_z	Coefficients de flambement flexion			
$k_{ au}$	Coefficient de voilement par cisaillement			
m	Nombre de plans de cisaillement ou de frottement			
n	N/N_{pl} ou nombre de boulons			
eta_M	Facteur de moment uniforme équivalent (flambement)			
$oldsymbol{eta}_w$	Facteur de corrélation (soudures)			
ε (epsilon)	Coefficient de réduction élastique de l'acier ($\varepsilon = \sqrt{\frac{235}{f_y}}$)			
η (eta)	Facteur de distribution de rigidités (flambement)			
λ (lambda)	Elancement $\left[\lambda = \frac{l_k}{i}\right]$			
λ_k	Élancement eulérien			
$\overline{\lambda}$	Elancement réduit $\left[\overline{\lambda} = \frac{\lambda}{\lambda_k}\right]$			
$\overline{\lambda}_{\scriptscriptstyle LT}$	Élancement de déversement			
λ_w	Élancement de l'âme d'un poutre $\left[\lambda_{w} = \sqrt{\frac{f_{y}}{\sqrt{3} \cdot \tau_{\omega}}}\right]$			
μ (mu)	Coefficient de frottement			
ρ (rho)	Rendement d'une section			
χ (chi)	Coefficient de réduction de flambement			
χ_{LT}	Coefficient de réduction de déversement			
ψ (psi)	Coefficient de distribution de contraintes			
γ (gamma)	Coefficient partiel de sécurité			
'y (gamma)				

Notations et symboles

CARACTÉRISTIQUES GÉOMÉTRIQUES

\boldsymbol{A}	Section	brute of	d'une	pièce

 A_{eff} Section efficace d'une pièce (classe 4)

 A_{net} Section nette d'une pièce

Section d'une semelle de poutre en double Té

 A_{ν} Aire de cisaillement

 A_w Section de l'âme d'une pièce

Introduction générale

INTRODUCTION GENERALE

Concevoir et construire sont les phases essentielles et complémentaires de l'acte de bâtir, assurés par les maitres d'œuvres, architectes et ingénieurs. Leurs savoirs faire et compétences doivent s'accorder pour produire une structure de qualité, qui répond au mieux aux pratiques et exigences des usagers et s'insère durablement dans un environnement donné.

La construction métallique est actuellement l'un des domaines le plus utilisés à travers le monde. Une structure doit être conçue et dimensionner de manière qu'elle puisse résister aux multiples actions qu'elle soit naturels (vent extrême, neige, tremblement de terre...) ou d'erreur humaines, dans une mesure disproportionnée par rapport à la cause d'origine.

L'acier est l'un des principaux matériaux dans la construction, il est employé dans pratiquement tous les secteurs (le bâtiment, ouvrage d'art, l'ingénierie mécanique...), Son développement nous permet de mettre en valeur ses qualités suivantes : la légèreté, la facilité de montage, l'adaptation à des propriétés mécaniques élevées (ductilité, limite élastique, résistance à la fatigue), donc on peut dire que tout projet serai impensable sans acier, il est la base-même du niveau de vie élevé dont bénéficie le monde aujourd'hui.

Dans ce contexte, notre projet de fin d'étude de master c'est porté sur l'étude d'un hangar de maintenance constitué d'un rez-de-chaussée et d'une mezzanine, implanté au niveau du port de Bejaïa. Pour cela, nous allons suivre les démarches décrites sur le plan du travail suivant :

- Le premier chapitre, consacré pour les généralités.
- Le deuxième chapitre, étude climatique.
- Le troisième chapitre, pré dimensionnement des éléments.
- Le quatrième chapitre, étude du plancher mixte.
- Le cinquième chapitre, étude des éléments secondaire.
- Le sixième chapitre, calcul de contreventement.
- Le septième chapitre, étude sismique.
- Le huitième chapitre, vérification des éléments.
- ➤ Le neuvième chapitre, calcul des assemblages.
- Le dixième chapitre, calcul des fondations.
- Le onzième chapitre, vérification de la stabilité d'ensemble.

Chapitre I : Présentation de l'ouvrage



I.1- Introduction:

Notre projet consiste à étudier un hangar (bureaux, magasin, salle de maintenance) de forme rectangulaire avec ossature en béton armée et la toiture en charpente métallique, de groupe d'usage (1B) selon le règlement (RPA99 V2003).

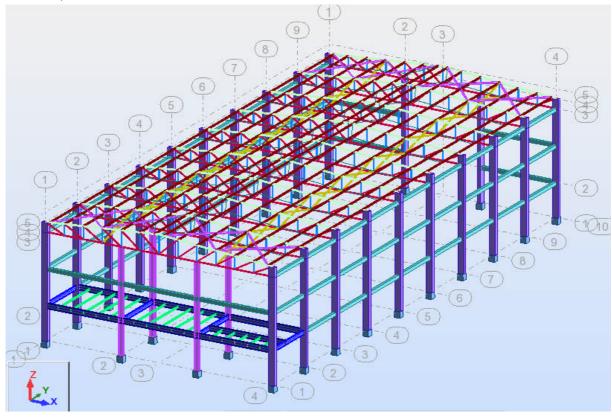
I.2- Etude de sol:

Les études faites sur le sol ou le projet sera implantée nous renseignent sur :

- -La contrainte admissible du sol est : $\sigma_{adm} = 1 Bar$.
- -La profondeur minimale d'ancrage égale à 2 m par rapport à la cote du terrain naturel.

I.3- Situation du projet :

Le présent projet sera implanté au niveau du port de la wilaya de Bejaïa. La zone d'implantation est classée selon le **RPA 99/version 2003** comme zone **lla** (moyenne sismicité).



I.4- Caractéristiques :

- 4.1. Architecturales: Notre hangar est constitué
- Un RDC latérale à la salle de maintenance à usage multiple (bureau, sanitaire, magasin...etc)
 - Une salle de maintenance contreventée par portique auto stable dont la toiture est en Charpente métallique.



4.2. Géométrique:

Les dimensions géométriques du hangar sont :

• Longueur totale en plan : 54,4 m

• Largeur totale en plan : 25 m

• Longueur totale de la couverture : 54,4 m

• Largeur totale de la couverture : 25 m

• La hauteur totale: 13 m

• La hauteur des poteaux : 11 m

4.3. Ossature et stabilité de la structure :

La conception de l'ossature se fera en portique auto stable avec remplissage en maçonnerie rigide dont les portiques en béton armée renforcés par des poutres de chainages car cette structure présente un aspect intéressant du point de vue :

- Economique.
- Isolation thermique.
- Isolation phonique.

I.5- La toiture :

Dans ce projet on va opter pour une toiture en charpente métallique, car on a besoin d'espace à l'intérieur du hangar, dont les principaux paramètres sont :

- Elimination des poteaux intérieurs.
- La toiture est légère.
- Facilité de montage.

I.6- Le plancher:

La structure comporte un plancher collaborant constitués d'une dalle en béton armé d'épaisseur (10cm) et repose sur un coffrage perdu (TN40) contenant des connecteurs (goujons) afin, d'assuré une liaison de l'ensemble du plancher, et de constituer une plateforme de travail avant la mise en œuvre du béton, avec des barres d'armatures posé sur la tôle, enfin un matelas de solives qui supportes le plancher et ses composantes.



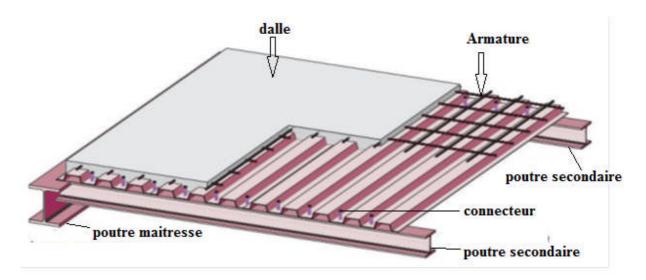


Figure 1.1: Composition d'une dalle mixte.

I.7- Les escaliers :

Pour notre ouvrage le type d'escalier qui va assurer la liaison avec les mezzanines est composé de deux volées avec un garde-corps chacun et un palier de repos métallique.

I.8- Matériaux utilisés :

Les matériaux qui se trouvent dans la composition d'une structure, jouent un rôle très important dans la résistance des constructions, le choix est souvent tiré entre plusieurs critères tel que : le cout, la disponibilité et la facilité de mise en œuvre des matériaux.

8.1. L'acier :

L'acier est un matériau constitué essentiellement de fer et un faible taux de carbone ne dépassant pas généralement 1%.

Outre le fer et le carbone, l'acier peut comporter d'autre éléments qui lui sont associés soit :

- > Involontairement comme le phosphore et le soufre qui sont des impuretés et qui altèrent les propriétés des aciers.
- > Volontairement comme le manganèse, le nickel, le silicium, le tungstène, le chrome, le vanadium...etc. On pour objectif d'améliorer les caractéristiques mécaniques des aciers (dureté, limite d'élasticité, résistance à la rupture, soudabilité, ductilité, corrosion et résilience...)

8.2. Propriétés des profilés laminés :

a) Résistance:

Les nuances d'acier courantes et leurs résistances limites sont données par le règlement **Eurocode 03.**



Nuance d'acier	Epaisseur t en mm				
(EN10025)					
	t<40	Omm	40mm<	t<100mm	
	Fy (N/mm2)	Fu (N/mm2)	Fy (N/mm2)	Fu (N/mm2)	
Fe360	235	360	215	340	
Fe430	275	430	255	410	
Fe510	355	510	355	490	

Tableau I.1: Les valeurs nominales de fy et fu (CCMA 97, tableau 3.1)

b) Ductilités (§ 3.2.2.3 CCMA 97):

Les aciers de construction doivent satisfaire aux conditions supplémentaires suivantes :

- Le rapport fu/fy de la résistance à la traction minimale spécifiée au fy sur la résistance limite d'élasticité minimale spécifiée fy doit être supérieur à 1,2.
- Le diagramme contrainte-déformation doit montrer que la déformation ultime ε correspondant à fu représente au moins 20 fois la déformation élastique ε_{ν} correspondant à fy
- L'allongement à la rupture sur une longueur entre repère de 5.65 $\sqrt{A_0}$ doit être supérieur à 15%, A_0 étant l'aire initiale de la section transversale.

On peut considérer que les nuances d'acier de la norme **EN 10025** en général et celles indiquées au **Tableau I.1**, en particulier sont satisfaites pour ces conditions.

c) Propriétés mécaniques (§ 3.2.3 CCMA 97):

- Module d'élasticité longitudinal : E = 210000 MPa.
- Module d'élasticité transversale : $G = E / 2(1+\mu)$.
- Coefficient de poisson : $\mu = 0.3$.
- Coefficient de dilatation thermique : $\alpha = 12 \times 10^{-6} \ par \ ^{\circ}C$.
- Masse volumique : $\rho = 7850 \, Kg/m3$



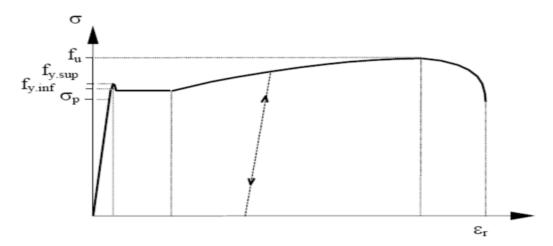


Figure I.2 : Diagramme contrainte-déformation de l'acier (essai de traction).

8.3. Le béton :

Le béton est un matériau de construction, constitué essentiellement d'un mélange de matériaux inertes appelés granulats (sable, gravier, pierre cassées,...) avec un liant (ciment) et une quantité d'eau, et éventuellement d'adjuvants pour en modifier les propriétés. Il est économique et résiste bien à la compression.

8.4. Composition de béton :

- Les propriétés physique et mécanique du béton dépendent de sa composition et des facteurs extérieurs, tel que la température, l'humidité, etc. Il est composé de :
- Liant hydraulique : ciment.
- Granulats : gravier, sable.
- L'eau : mouillage des granulats et hydratation du liant.
- Adjuvants : améliorer la qualité du béton.

Qualités recherchés pour un bon béton :

- La résistance mécanique élevée (25-40 MPa).
- Imperméabilités à l'eau et absence de réaction chimique avec l'acier.
- Bonne mise en œuvre (facile à couler).
- Bonne tenue dans le temps.

Ces résultats seront obtenus, en jouant sur les paramètres suivants :

- La qualité du ciment et granulats.
- Le dosage (quantité).
- Un bon mélange (homogénéité).



8.5. Caractéristiques mécaniques du béton :

a) Masse volumique:

- La masse volumique d'un béton à granulats courants (normal) \rightarrow 2200 \div 2400 Kg/m3;
- La masse volumique d'un béton à granulats légers \rightarrow 700 \div 1500 Kg/m3;
- La masse volumique d'un béton à granulats lourds \rightarrow 3500 \div 4000 Kg/m3;
- La masse volumique du béton armée $\rightarrow 2500 \ Kg/m3$

- Résistance caractéristique à la compression :

Un béton est caractérisé par sa résistance à la compression à l'âge de 28 jours, dite valeur caractéristiques requise (f_c 28), et que l'on nomme résistance caractéristique à la compression.

$$f_{cj} = \frac{j}{4,76 + 0,83j} fc28 \qquad \text{pour} f_{c28} \le 40MPa$$

$$f_{cj} = \frac{j}{1,4 + 0,95j} fc28 \qquad \text{pour} f_{c28} > 40MPa$$

$$f_{cj} = f_{c28} \qquad \text{pour} j \ge 28 \text{ jours}$$

$$f_{cj} = f_{c28} \qquad \text{pour} j \ge 28 \text{ jours}$$

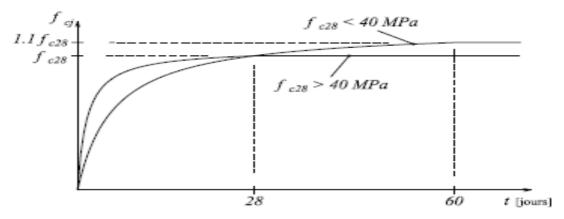


Figure I.3 : Evaluation de la résistance f_{cj} en fonction de l'âge de béton.

- Résistance caractéristique à la traction :

La résistance caractéristique à la traction du béton à (j) jours, notée (f_{tj}), est conventionnellement définie par la relation : $f_{tj} = 0.6 + 0.06 f_{cj}$ (MPa).



8.6. Déformation du béton :

a) Déformation longitudinale : (BAEL 91)

- Module de déformation instantanée $\rightarrow E_{ij} = 11000 f_{cj}^{1/3}$ (MPa); dû aux contraintes normales d'une durée d'application inférieure à 24 heures.
- Module de déformation différée $\rightarrow E_{vj} = E_{ij}^{1/3} = 3700 f_{cj}^{1/3}$ (MPa); dû aux sollicitations de longue durée d'application.

Tableau I-2: Les valeurs E_{ij} et E_{vj} en fonction de f_{cj} .

f_{cj}	(MPa)	25	30	40	50	60
Eij	(MPa)	32160	34180	37620	40520	43060
Evj	(MPa)	10820	11500	12650	13630	14490

8.7. Hypothèses de calcul aux états limites :

a) Hypothèses à l'ELU:

- 1. Conservation des sections planes (diagramme linéaire de déformation).
- 2. Pas de glissement relatif entre l'acier et le béton.
- 3. La résistance du béton à la traction est négligée.
- 4. Le raccourcissement ultime du béton (ε_{bc}) est limité à (3.5%) en flexion et à (2%) en compression simple (centré).
- 5. L'allongement ultime des aciers (ε_p) est limitée à (10%).
- 6. Le diagramme de déformation d'une section à l'état limite ultime de résistance représenté par une droite obligatoirement passé par l'un des pivots A, B et C : c'est la règle des trois pivots.

Cette règle est fixée comme objectif pour utiliser au mieux le béton et l'acier.



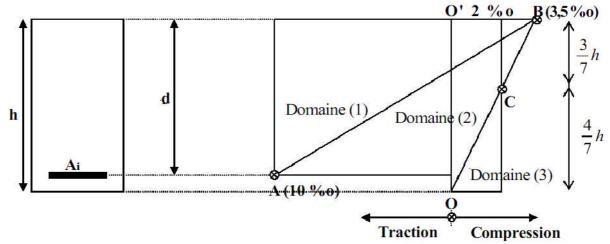


Figure I.4: Diagramme des trois pivots.

- ✓ Le pivot (A) si $y \le 0.2953d$.
- ✓ Le pivot (B) si $0.2953 \le y \le h$.
- ✓ Le pivot (c) si y > h.

b) Hypothèse à l'ELS:

- 1. Conservation des sections planes.
- 2. Les contraintes sont proportionnelles aux déformations

c.à.d
$$\sigma_{bc} = \varepsilon_{bc} E_{bc}$$
 pour le béton $\sigma_{s} = \varepsilon_{s} E_{s}$ pour l'acier

- 3. La résistance à la traction du béton est négligée.
- 4. Le glissement relatif entre le béton et l'acier est négligée.
- 5. Par convention, le coefficient d'équivalence acier-béton $n = \frac{E_s}{E_{bc}} = 15$.

I.9- Règlements utilisés :

Pour l'étude de cet ouvrage, on a utilisés les différents règlements techniques suivants :

• RNVA 99 : L'étude climatique se fait suivant le règlement neige et Algérien 99.



- CCMA 97, Eurocode 03 : L'étude et le calcul des éléments de l'ouvrage se font conformément aux CCMA97 et Eurocode 3.
- **RPA 99 V2003 :** L'étude sismique se fait suivant le règlement parasismique Algérien RPA99 V2003.
- **DTR B.C.2.2**: Charges permanentes et surcharges d'exploitations.
- **B.A.E.L91**: Béton armé aux états limites.
- CBA 93: Règles de conception et de calcul des structures en béton armé, DTR B-C 2.4, Ministères de l'habitat.

I.10- Les Actions agissant sur la structure :

Ce sont l'ensemble des forces et des couples dus aux charges auxquelles l'ouvrage sera soumis

~ Charges Permanentes: G

- Charges d'exploitations : Q

- Charges climatiques : le vent W et la neige S.

- Charges Sismiques : E

I.11- Les Combinaisons d'actions :

11.1. Situation durable:

a) Etat Limite Ultime:

Les états limites ultimes concernent la sécurité, telle la résistance aux charges, la stabilité et l'équilibre, lorsque la structure atteint le point où elle devient dangereuse pour l'usage auquel elle est destinée.

Pour les structures de bâtiments, on utilise la plus défavorable des deux formules suivantes :

- Cas d'une seule action variable Q : 1.35 G_{max} + G_{min} +1.5 Q

- Cas de plusieurs actions variables Q_i : 1.35 $G_{max} + G_{MIN} + 1.35 (\Sigma Q_i)$

Avec:

 G_{max} : Le poids propre pour l'action permanente défavorable.

 G_{min} : Le poids propre pour l'action permanente favorable.

Q: La surcharge d'exploitation.

b) Etat Limite de Service

Les états limites de service concernent les états où la structure, bien que « fonctionnelle », commence à se comporter de façon non satisfaisante en raison, par exemple, de vibrations ou de déformations ou flèches excessives.

Le dimensionnement ou la vérification à l'ELS est basé sur la limitation des déformations (ou des flèches pour les travées de poutres et de déplacement horizontaux pour les têtes de poteaux)

Pour les structures de bâtiments, on utilise la plus défavorable des deux formules suivantes :



- Cas d'une seule action variable **Q** : G+ Q
- Cas de plusieurs actions variables Q_i : $G + 0.9 (\Sigma Q_i)$

11.2. Situations accidentelles « RPA 99 version 2003 article 5.2 »:

Ce sont des actions qui ne surviennent que rarement durant la vie de l'ouvrage mais dont les conséquences peuvent être très néfastes, si des dispositions ne sont pas prises lors de la conception et de la réalisation de l'ouvrage. Parmi ces actions, on peut répertorier :

- l'action sismique notée E
- le choc, l'incendie, l'explosion, etc....

Pour la détermination des sollicitations de calcul en situation accidentelle, les combinaisons d'actions à considérer sont celles mentionnées dans le **RPA 99 article 5.2** ; Elles sont comme suit :

- $-G+Q\pm E$
- $0.8 \text{ G} \pm \text{E}$: cette combinaison a été adoptée dans le cas où l'effet de G est favorable.



Chapitre II : Etude climatique



II.1- Introduction:

Les structures métalliques sont soumises à des charges tels que le vent ainsi que la neige qui sont souvent prépondérante, une étude approfondie et détaillée doit être menée avec précision afin de déterminer les différentes actions et sollicitations dans toutes les directions possibles.

II.2- Etude au vent :

Le règlement (**DTR : RNVA 99**) sert à déterminé les différentes actions du vent sur l'ensemble de la structure.

Les valeurs de pression du vent dépondent de certains nombres facteur :

- De la zone (région)
- Le site d'implantation
- Hauteur de l'ouvrage
- La forme de la toiture
- La forme géométrique de l'ouvrage

Selon les sens possibles du vent notre ouvrage à cinq cas sont à envisager et à considérer dans le calcules :

- ✓ Vent sur Lang-pan avec surpression intérieur.
- ✓ Vent sur Lang-pan avec dépression intérieur.
- ✓ Vent sur pignon avec surpression intérieur.
- ✓ Vent sur pignon avec dépression intérieur.
- ✓ Vent sur plan de la couverture.

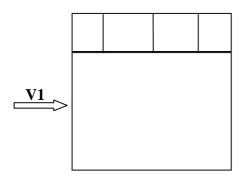


Figure 2.1 : Vent sur la façade principale et secondaire du hangar.

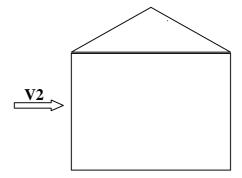


Figure 2.2 : Vent sur la façade gauche et droite du hangar.



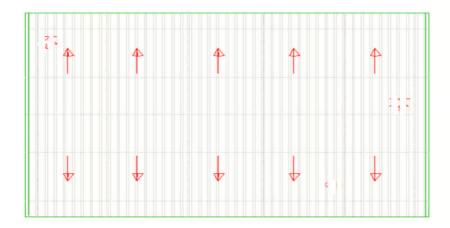


Figure 2.3 : Vent sur plan de la couverture

2.1 Calcul des coefficients :

2.1.1 Effet de la région ($q_{réf}$):

La pression dynamique de référence q_{ref} qui est en fonction de la zone du vent est utilisée pour calculer la pression dynamique $q_{dyn}(z)$

Pour notre structure, elle sera implantée dans la zone I [tableau 2-3 du RNVA99 (chapitre II)] avec $q_{r\acute{e}f}=375N/m^2$

2.1.2 Effet du site $(K_t, Z_0, Z_{min}, \varepsilon)$:

La structure sera implantée en zone industrielle (Catégorie III) donc d'après le tableau 2.4 Du RNVA 99 les valeurs des paramètres sont les suivants :

1- Le facteur de terrain $K_t = 0.22$ 2- Le paramètre de rugosité $Z_0 = 0.3$ 3- La hauteur minimale $Z_{min} = 8 \text{ m}$ 4- Le coefficient $\varepsilon = 0.37$ (tableau 2-4, chapitre II RNVA99)

2.1.3 Coefficient de topographie (C_t) :

Le site est plat (Φ < 0,05) de coefficient de topographie C_t = 1 (tableau 2-5 ; chapitre II RNVA 99).

2.1.4 Calcul de coefficient dynamique Cd:

La valeur de coefficient dynamique C_d pour les structures métalliques est donnée par la figure 3.2 chapitre III du RNVA99, en fonction de structure et du sens du vent



Pour notre ouvrage est un bâtiment avec ossature en béton armée et la toiture en charpente métallique, la valeur du coefficient dynamique cd donné par la figure 3.3 (chap. III RNVA99) en fonction de la structure et du sens du vent. Notre structure (un hangar de maintenance) a une hauteur de 13 m, et selon la direction du vent on tire les valeurs suivantes :

 C_d est donné en fonction de :

- **b** (en m) qui désigne la dimension horizontale perpendiculaire à la direction du vent prise à la base de la construction.
- ➤ **H** (en m) qui désigne la hauteur totale de la construction.

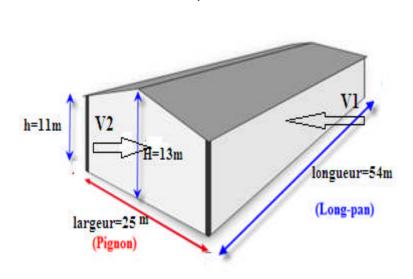


Figure 2.4: Les directions principales du vent.

- **Direction longitudinale du vent V1**: pour : b1=54m et h=13m; par interpolation on aura : **Cd=0.94**
- **Direction transversale du vent V2**: pour : b2=25m et h=13m ; par interpolation on aura : **Cd=0,90**

Pour les deux directions $C_d < 1,2$; donc la structure sera considérée comme peu sensible aux excitations dynamiques.

Les valeurs de C_d sont résumées dans le tableau suivant :

Tableau II.1: Les valeurs de Cd.

Direction du vent	h (m)	b (m)	C_d
V1	13	54	0.94
V2	13	25	0.90



2.2. Détermination de la pression dynamique (q_{dyn}) :

Pour la vérification à la stabilité d'ensemble et pour le dimensionnement les éléments de structure. La pression dynamique doit être calculée en subdivisant le maitre-couple en éléments de surface j horizontaux, selon la procédure (3.1.1 du chapitre 2 du RNVA99); Dans notre cas la construction est sans plancher intermédiaire (hangar) dont la hauteur est supérieure à 10m (13m). donc il doit être considérée comme étant constituée de n éléments du surface, de hauteurs égales a la hauteur d'étage, n étant le nombre d'étages de la construction.

$$n = 2$$
 $h_1 = 3.74 \text{ m}$ $h_2 = 7.26 \text{ m}$

La pression dynamique qui s'exerce sur un élément de surface j pour une structure permanente est donnée par la formule suivante :

$$q_{dyn}(Z_j) = q_{réf} \times C_e (Z_j)$$
 (N/m²)

Avec:

- C_e : Le coefficient d'exposition du vent.
- Z_j : La distance verticale entre le niveau du sol et le centre de l'élément j.

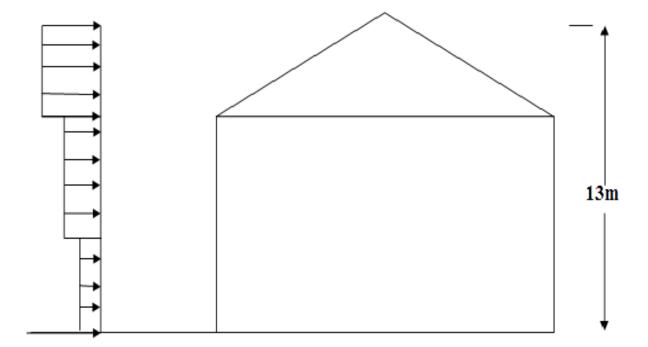


Figure 2.5 : Répartition la pression sur dynamique sur le hangar.

2.3. Calcul de coefficient de rugosité Cr :

Le coefficient de rugosité Cr (Z) traduit l'influence de la rugosité et de la hauteur sur la vitesse moyenne de vent. Il est donné par la relation (2.15-chapitre2)



$$\begin{cases}
Cr(z) = K_t \times Ln (Z/Z_0) & \text{pour } Z_{\min} \leq Z \leq 200m \\
Cr(z) = K_t \times Ln (Z_{\min} / Z_0) & \text{pour } Z \leq Z_{\min}
\end{cases}$$

Avec:

- Z₀ : le paramètre de rugosité
- Z_{min}: la hauteur minimale.
- Dans notre cas:
- Z = 13 > Zmin = 8m
- Z : la hauteur de la construction.
- Les valeurs des (Cr) sont résumées dans le tableau suivant :

Tableau II.2 : Les valeurs de Coefficient de rugosité

Niveau	H (m)	Z (m)	Cr
1	3.74	1.87	0.722
2	7.26	7,37	0.722
Toiture	H (toiture)	13	0.829

2.4. Calcul de coefficient d'exposition (Ce) :

Le coefficient d'exposition au vent $C_e(z)$ tient compte des effets de la rugosité du terrain, de la topographie du site et de la hauteur au-dessus du sol, en outre il tient compte de la nature turbulente du vent.

Dans notre cas, la structure est peu sensible aux excitations car $C_d = 0.94 < 1.2$.

Le coefficient d'exposition et calculé par la formule suivante :

$$C_e = C_t^2(Z) \times C_r^2(Z) \left[1 + \frac{7 \times K_t}{C_r(Z) \times C_t(Z)} \right]$$
 (RNVA99 chapII – 3.3)

Les valeurs des (Ce) sont résumées dans le tableau suivant : $C_T(z) = 1 \rightarrow site$ plat

Tableau II.3: Les valeurs de coefficient d'exposition.

Niveau	$C_t(z)$	Cr(z).	$C_t(z)^2$	Cr(z) ²	Ce
1	1	0.722	1	0.521	1.632
2	1	0.722	1	0.521	1.632
Toiture	1	0.829	1	0.687	1.963



2.5. Calcul de la pression dynamique :

D'après le règlement, les pressions qi sont calculées par la formule suivante :

$$qj = Cd \times qdyn \times [Cpe - Cpi]$$

2.5.1 Valeur des pressions dynamiques :

Selon la relation : $qd_{vn(zi)} = q_{ref} \times Ce(zj)$

On peut calculer les valeurs des pressions dynamiques sous le tableau suivant :

Tableau II.4: Les valeurs de la pression dynamique.

Niveau	q _{ref} (N/m ²)	Ce (zj)	$q_{dyn}(zj) (N/m^2)$
1	375	1.632	612
2	375	1.632	612
Toiture	375	1.963	736,125

II.3- Détermination des coefficients de pression (Cpe, Cpi) :

3.1. Vent perpendiculaires au pignon (sens V2):

Le coefficient de pression externe C_{pe} de constructions à base rectangulaire et de leurs élément constitutifs individuels dépendent de la dimension de la surface chargée .Ils sont définis pour des surfaces chargées de 1 m² et 10 m², aux quelles correspondent les coefficients de pression notés respectivement ($C_{pe,1}$, $C_{pe,10}$)

Cpe s'obtient à partir des formules suivantes :

$$\begin{cases} \text{Cpe} = \text{Cpe}_{,1} & \text{si} : S \leq 1 \text{ m}^2 \\ \text{Cpe} = \text{Cpe}_{,1} + (\text{Cpe}_{,10} - \text{Cpe}_{,1}) \text{ x } \log_{10}\left(S\right) & \text{si} : 1 \text{ m}^2 < S < 10 \text{ m}^2 \\ \text{Cpe} = \text{Cpe}_{,10} & \text{si} : S \geq 10 \text{ m}^2 \end{cases}$$

Etant donné que les surfaces sont supérieures à 10 m² les Cpi = Cpe10

! Les parois verticales :

Il est recommandé de partager les parois comme l'indique la figure (5.1du RNV99 chap5), et avant tout il faut déterminer (e) telle que :

$$e = min (b, 2h).$$

h: hauteur totale: h= 13 m

d : dimension parallèle à la direction du vent V2 : d=25,00m.



b: la dimension perpendiculaire à la direction V1: b=54,00 m

e = min (54.00 m, 26m) = 26 m

d < **e** ⇒ La paroi est divisée en 3 parties (A, B, C) selon le sens de b, plus E et D selon d, comme l'indiquent les schémas suivants :

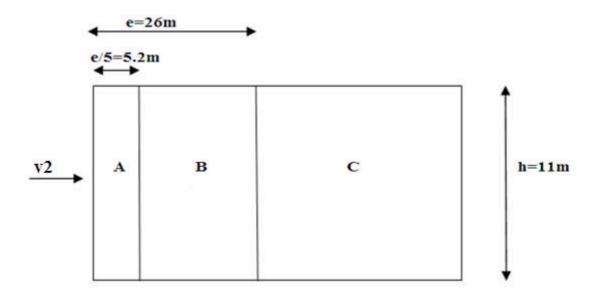


Figure 2.6 : Vue en élévation des parois verticales de direction pignon.

Etant donné que les surfaces sont supérieures à 10 m^2 , donc les Cpe = Cpe10 et selon le tableau (5.1) RNV99, on trouve :

 $\label{eq:correspondant} \textbf{Tableau II.5: Les coefficients de pression } C_{pe} \ correspondant \ \grave{a} \ chaque \ zone \ de \ parois \\ \textbf{verticale}$

Zones	A	В	С	D	E
Cpe	-1	-0.8	-0.5	+0.8	-0.3

La figure suivante illustre les valeurs de C_{pe} pour les parois verticales :



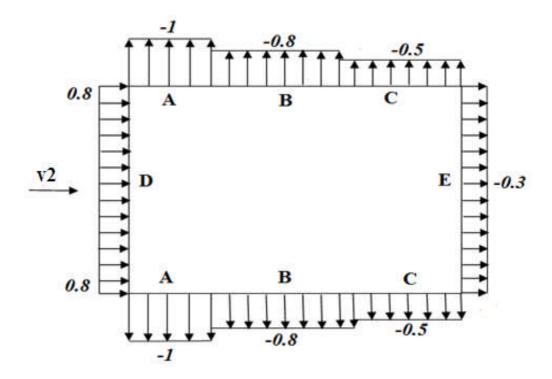


Figure 2.7 : Valeurs de Cpe pour les parois verticales- direction V2 du vent.

A La toiture :

La toiture est à deux versants, la détermination des coefficients de pression extérieure (Cpe) se fait en divisant la toiture comme indiqué à la figure (5.4 chapitre.5) du RNV 99. Et Comme illustré ci-dessous :

b: dimension perpendiculaire au vent (b=25m)
$$e = \min(b;2h) = \min(25m, 26m) = 25m$$

$$\begin{cases} e/4=25/4=6.25m \\ e/10=25/10=2.5m \end{cases} \qquad \alpha 1$$

$$tg(\alpha) = \frac{2}{12.5} = 0.16 \rightarrow \alpha = 9.09^{\circ} \qquad \alpha 1 = \alpha 2 = 9.09^{\circ}$$



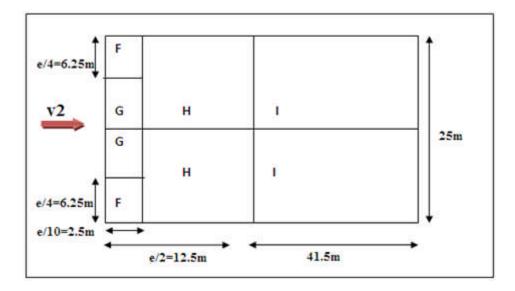


Figure 2.8 : Répartition des Cpe sur la toiture Θ =90°

Pour cette direction du vent les valeurs des surfaces chargées de la toiture sont comme suit :

Remarque:

On a : toutes les surfaces de la toiture sont $> 10 \text{ m}^2 \implies \text{Cpe} = \text{Cpe}, 10$

Après interpolation linéaire nous établissons un tableau contenant les Cpe des différentes zones de la toiture :

Tableau II.6 : Coefficients C_{pe} correspondant à chaque zone de toiture.

Angle (α)=9.09°	F	G	Н	I
Сре	-1.35	-1.3	-0.78	-0.5



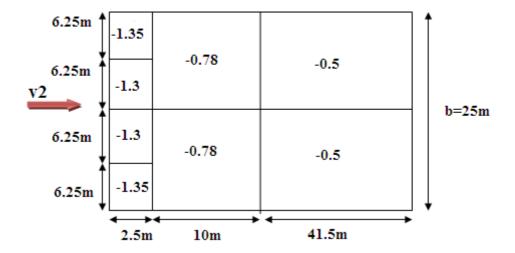


Figure 2.9: Valeurs de Cpe pour la toiture, vent sur pignon

h: hauteur de la paroi verticale (h=11m)

f : naissance de la voute (f=2 m)

a) Coefficient de pression intérieur :

Le coefficient de pression intérieure C_{pi} des bâtiments avec cloisons intérieures doit prendre les valeurs suivantes : Cpi=+0,8 et Cpi=-0,5 (§ 2.2.2 RNV A99)

• Cas 01:

$$\mu p=0$$
 Cpi =+0,8 (surpression intérieure)

b) Calcul de la pression statique :

Les valeurs des pressions sont données par la formule suivante :

$$q_j = C_d \cdot W_j$$

$$\mathbf{W_{j}} = \mathbf{q_{dyn}} \ (\mathbf{z_{j}}) \ [\mathbf{C_{pe}} - \mathbf{C_{pi}}]$$

$$q_j = C_d \times q_{dyn}(Zj) \times [Cpe - Cpi]$$
 [N / m²] (Formule 2.1 RNV99)

Parois verticales:

Tableau II.7 : Valeurs de la pression correspondant à chaque zone de paroi verticale avec (C_{pi} =+0,8)



ZONE	C_d	$Q_{\rm dyn}(N/m^2)$	Cpe	C _{pi}	C _{pe} -C _{pi}	$W_j (N/m^2)$	$Q_j (N/m^2)$
	0.94	612	-1	0.8	-1.8	-1101.6	-1035.5
A	0.94	612	-1	0.8	-1.8	-1101.6	-1035.5
	0.94	612	-0.8	0.8	-1.6	-979.2	-920.45
В	0.94	612	-0.8	0.8	-1.6	-979.2	-920.45
	0.94	612	-0.5	0.8	-1.3	-795.6	-747.86
C	0.94	612	-0.5	0.8	-1.3	-795.6	-747.86
	0.94	612	0.8	0.8	0.0	0.0	0.0
D	0.94	612	0.8	0.8	0.0	0.0	0.0
	0.94	612	-0.3	0.8	-1.1	-673.2	-632.81
E	0.94	612	-0.3	0.8	-1.1	-673.2	-632.81

• Toiture :

Cpi =+0,8 (surpression intérieure)

Tableau II.8 : Valeurs des pressions correspondant aux zones de la toiture (Cpi = +0.8).

ZONE	C _d	q _{dyn} (N/m ²)	C _{pe}	C _{pi}	C _{pe} -C _{pi}	$W_j (N/m^2)$	q _j (N/m ²)
F	0.94	736.125	-1.35	+0.8	-2.15	-1582.67	-1487.70
G	0.94	736.125	-1.3	+0.8	-2.1	-1545.86	-1453.10
Н	0.94	736.125	-0.78	+0.8	-1.58	-1163.07	-1093.28
I	0.94	736.125	-0.5	+0.8	-1.3	-956.96	-899.54

• Cas 02:

μp=1 Cpi =-0,5 (**dépression intérieure**)

❖ Parois verticales :



Tableau II.9 : Valeurs de la pression correspondant à chaque zone de paroi verticale avec (C_{pi} =-0,5)

ZONE	C_d	$Q_{\rm dyn}(N/m^2)$	Cpe	C_{pi}	C _{pe} -C _{pi}	$W_j(N/m^2)$	$Q_j(N/m^2)$
A	0.94	612	-1	-0.5	-0.5	-306.0	-287.64
В	0.94	612	-0.8	-0.5	-0.3	-183.6	-172.58
	0.94	612	-0.8	-0.5	-0.3	-183.6	-172.58
	0.94	612	-0.5	-0.5	0.0	0.00	0.00
C	0.94	612	-0.5	-0.5	0.0	0.00	0.00
	0.94	612	0.8	-0.5	+1.3	+795.6	+747.86
D	0.94	612	0.8	-0.5	+1.3	+795.6	+747.86
	0.94	612	-0.3	-0.5	+0.2	+122.4	+115.06
E	0.94	612	-0.3	-0.5	+0.2	+122.4	+115.06
	0.74	012	0.5	0.5	10.2	1122.7	1113.00

***** La toiture :

Dépression intérieure ($C_{pi} = -0.5$)

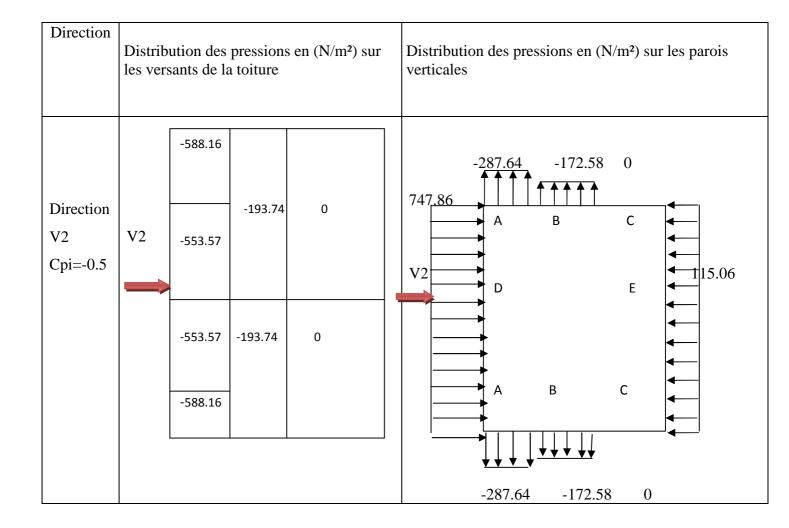
Tableau II.10: Valeurs des pressions correspondant aux zones de la toiture (Cpi = 0,8).

ZONE	C_d	$q_{\rm dyn} (N/m^2)$	Cpe	C_{pi}	C _{pe} -C _{pi}	$W_j (N/m^2)$	$q_j (N/m^2)$
F	0.94	736.125	-1.35	-0.5	-0.85	-625.70	-588.16
G	0.94	736.1255	-1.3	-0.5	-0.8	-588.9	-553.57
Н	0.94	736.125	-0.78	-0.5	-0.28	-206.11	-193.74
I	0.94	736.125	-0.5	-0.5	0.0	0.0	0.0



-Résumé des pressions exercées sur la structure direction de vent V2 :

Direction			les pressio e la toiture	ns en (N/m²) su	Distribution des pressions en (N/m²) sur les parois verticales
Direction V2 Cpi=+0.8	V2	-1487.7 -1453.1 -1453.1	-1093.28	-899.54	-1035.5 -920.45 -747.86 A B C 25m -1035.5 -920.45 -747.86 54m



c) Calcul des forces de frottement :

Les constructions pour lesquelles les forces de frottement doivent être calculées sont celles pour lesquelles soit le rapport $d/b \ge 3$ ou le rapport $d/h \ge 3$.

Avec:

(d) : est la dimension de la construction parallèle au vent

(b): est la dimension de la construction perpendiculaire au vent

(h): est la hauteur de la construction

$$d/b=54/25=2.16 < 3$$
; $d/h=54/13=4.15 > 3$

Pour cette direction de vent la deuxième condition du (RNV99 – Chapitre 2, § 1.4) n'est pas satisfaites, les forces de frottements ne peuvent être négligées.

La force de frottement est donné par :



$$F_{fr} = \sum (q_{dyn}(Z_j) \times C_{fr,j} \times S_{fr,j})$$

RNV99 chap2- 4.3

j : élément de surface parallèle à la direction du vent

 Z_i : Hauteur du centre de l'élément j (m)

 q_{dyn} : pression dynamique du vent (N/m²)

S_{fr.j}: aire de l'élément de surface j (m²)

• Paroi verticale:

$$S_{fr,j} = d \times h = 54 \times 11 = 594 \text{ m}^2$$

• La toiture (deux versants) :

 $S_{fr,j}$ = (longueur de ABC développée) x d (tableau 2.2 .chap. II .RNVA99).

$$S_{\rm fr.j} = 13.12 \ x \ 54 = 708.48 m^2$$

 $C_{fr,j}$: coefficient de frottement pour l'élément de surface j (tableau 2.1 chap. II RNV A99)

 $C_{fr,parois} = 0.04$ (ondulations perpendiculaires à la direction du vent).

 $C_{fr,toiture} = 0.04$ (ondulations perpendiculaires à la direction du vent).

$$\mathbf{F}_{fr, toiture} = 736,125 \times 0,04 \times 2 \times 708,48 = 41,72 \text{ KN}$$

$$\mathbf{F_{fr, paroi}} = 612 \times 0.04 \times 2 \times 594 = 29.08 \text{ KN}$$

Le tableau suivant donne les valeurs de la force de frottement pour les parois et la toiture :

Direction	Paroi (KN)			Toiture (KN)		
de vent	d/b	d/b d/h F _{fr}			d/h	F_{fr}
V2	2.16	4.15	29,08	2.16	4.15	41.72

Tableau II.11 : Valeurs de la force de frottement

$$F_{fr}$$
 Totale = $(29,08+41,72) = 70,8 \text{ kN}$

3.2. Vent perpendiculaire aux longs pans (sens V1):

a) Calcul des coefficients de pression extérieure C_{pe} :

Le coefficient de pression externe C_{pe} de constructions à base rectangulaire et de leurs élément constitutifs individuels dépendent de la dimension de la surface chargée



. Ils sont définis pour des surfaces chargées de 1 m² et 10 m², aux quelles correspondent les coefficients de pression notés respectivement $C_{pe,1}$ et $C_{pe,10}$.

Cpe s'obtient à partir des formules suivantes :

$$\begin{cases} Cpe = Cpe,_1 & si: S \le 1 \text{ m}^2 \\ Cpe = Cpe,_1 + (Cpe,_{10} - Cpe,_1) \times log_{10}(S) & si: 1 \text{ m}^2 < S < 10 \text{ m}^2 \\ Cpe = Cpe,_10 & si: S \ge 10 \text{ m}^2 \end{cases}$$

* parois verticales:

Il est recommandé de partager les parois comme l'indique la figure 5.1du chapitre 5, pour cela on détermine la valeur de (e) telle que :

e = min (b, 2h).

h: hauteur de la paroi a considérer : h= 13 m

d : la dimension parallèle à la direction V1 : d= 25m.

b: la dimension perpendiculaire à la direction V1 : b= 54m

e = min (54m, 26m) = 26m.

On a : $d < e \Rightarrow$ la paroi est divisée en deux parties (A', B') selon le sens de b, plus E et D selon d, comme l'indiquent les schémas suivants :

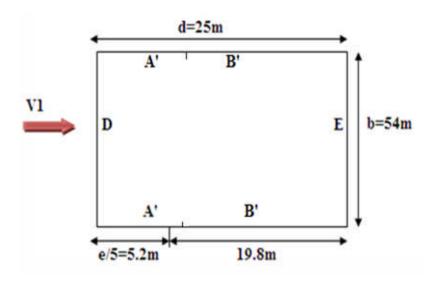


Figure 2.10: Vue en plan de la paroi verticale de direction Lang-pan.



Figure 2.11 : Vue en élévation de la paroi verticale direction du vent V1 (perpendiculaire au long pan).

b) coefficients de pression:

Pour cette direction de vent toutes les surfaces chargées de la paroi ont des valeurs supérieures a $10m^2$, donc Cpe=Cpe10, a partir du tableau (5.1) RNV99, on tire les valeurs des Cpe :

Tableau II.12 : Les coefficients de pression C_{pe} correspondant à chaque zone de parois verticale direction du vent V1

ZONE	Α'	В'	D	E
$\mathbf{C}_{\mathbf{pe}}$	-1	-0.8	+0.8	-0.3

La figure suivante illustre la répartition des Cpe pour les parois verticales :

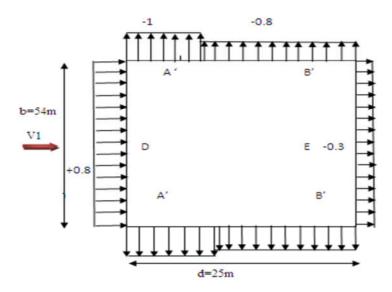


Figure 2.12 : Répartition des Cpe sur les parois verticales direction du vent V1 et V2



! la toiture :

Pour notre cas on a une toiture à deux versants : $tg \alpha = 0, 16 \rightarrow \alpha = 9, 09^{\circ}$

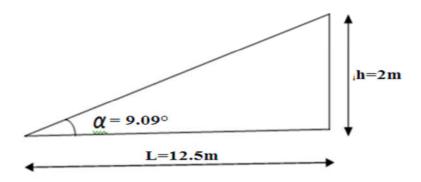


Figure 2.13 : Représentation des pentes.

Pour un vent dont la direction est perpendiculaire aux génératrices et pour des surfaces inférieures à $10~\text{m}^2$, on prendra pour chaque versant de la toiture les valeurs de C_{pe} des toitures à deux versant correspondant à $\theta=0^\circ$ ou $\theta=180^\circ$ selon (cf. § 1.1.5).

Pour notre cas, on prendra pour chaque versant de la toiture les valeurs de C_{pe} des toitures à deux versant correspondant à $\theta = 0^{\circ}$ selon le cas (cf. § 1.1.5).

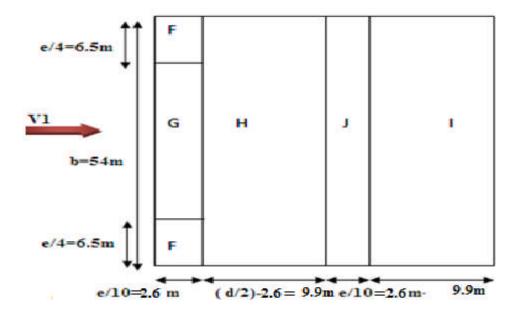


Figure 2.14 : Répartition du vent sur la toiture $\Theta = 0^{\circ}$



a) coefficients de pression : chargées de la paroi ont des valeurs supérieures a 10m^2 , Cpe=Cpe10, la détermination des coefficients de pression extérieure Cpe se fait par interpolation linéaire entre les angles ($\alpha = 5^{\circ}$ et $\alpha = 15^{\circ}$)

Les zones de pression et les valeurs respectives des coefficients correspondants à ces zones sont données sur le tableau suivant :

Tableau II.13 : Les valeurs (C_{pe}) pour la toiture.

Angle α =9.09°	F	G	Н	I	J
Сре	-1.37	-1.03	-0.47	-0.34	-0.58

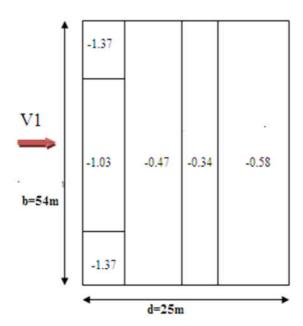


Figure 2.15 : Répartition des Cpe sur la toiture direction de vent perpendiculaire au long-pan.

b) Coefficient de pression intérieure :

Le coefficient de pression intérieure C_{pi} des bâtiments avec cloisons intérieures doit prendre les valeurs suivantes Cpi=+0.8 et Cpi=-0.5 (§ 2.2.2 RNVA99).

o Les pressions q_i sont calculées à l'aide de la formule suivante :

$$q_j \!\!=\!\! C_d . W_j$$

$$W_{j} = q_{dyn} (z_{j}) [C_{pe}-C_{pi}]$$



• Cas 01:

Parois verticales:

Tableau II.14 : Valeurs de la pression correspondant à chaque zone de paroi verticale avec (C_{pi} =0,8)

ZONE	Cd	Q _{dyn} (N/m ²)	Cpe	C _{pi}	C _{pe} .C _{pi}	$W_j(N/m^2)$	$Q_j(N/m^2)$
	0.90	612	-1	0.8	-1.8	-1101.6	-991.44
A'	0.90	612	-1	0.8	-1.8	-1101.6	-991.44
	0.90	612	-0.8	0.8	-1.6	-979.2	-861.69
В'	0.90	612	-0.8	0.8	-1.6	-979.2	-881.28
	0.90	612	+0.8	0.8	0.0	0.0	0.0
D	0.90	612	+0.8	0.8	0.0	0.0	0.0
	0.90	612	-0.3	0.8	-1.1	-673.2	-605.88
E	0.90	612	-0.3	0.8	-1.1	-673.2	-605.88

***** La toiture :

Dépression intérieur $C_{pi} = 0.8$

Tableau II.15: Valeurs des pressions correspondant aux zones de la toiture (Cpi = 0,8).

ZONE	C _d	$q_{\rm dyn} (N/m^2)$	Cpe	C_{pi}	C _{pe} -C _{pi}	$W_j (N/m^2)$	q_j (N/m ²)
F	0.90	736.125	-1.37	+0.8	-2.17	-1597.40	-1437.66
G	0.90	736.125	-1.03	+0.8	-1.83	-1347.11	-1212.40
Н	0.90	736.125	-0.47	+0.8	-1.27	-934.88	-841.39
I	0.90	736.125	-0.34	+0.8	-1.14	-839.18	-755.26
J	0.90	736.125	-0.58	+0.8	-1.38	-1015.85	-914.27

• Cas 02:

μp =1 Cpi =-0,5 (**dépression intérieure**)



Parois verticales:

Tableau II.16 : Valeurs de la pression correspondant à chaque zone de paroi verticale avec (C_{pi} =-0,5)

ZONE	C _d	Q _{dyn} (N/m ²)	Cpe	Cpi	C _{pe} -C _{pi}	$W_j(N/m^2)$	$Q_j(N/m^2)$
	0.90	612	-1	-0.5	-0.5	-306.0	-275.4
A'	0.90	612	-1	-0.5	-0.5	-306.0	-275.4
	0.90	612	-0.8	-0.5	-0.3	-183.6	-165.24
В'	0.90	612	-0.8	-0.5	-0.3	-183.6	-165.24
	0.90	612	0.8	-0.5	+1.3	+795.6	+716.04
D	0.90	612	0.8	-0.5	+1.3	+795.6	+716.04
	0.90	612	-0.3	-0.5	+0.2	+122.4	+110.01
E	0.90	612	-0.3	-0.5	+0.2	+122.4	+110.01.

• La toiture :

Dépression intérieure $C_{pi} = -0.5$

Tableau II.17: Valeurs des pressions correspondant aux zones de la toiture (Cpi =-0,5).

ZONE	C_d	$q_{\rm dyn} (N/m^2)$	Cpe	C_{pi}	C _{pe} -C _{pi}	$W_j(N/m^2)$	q _j (N/m ²)
F	0.90	736.125	-1.37	-0.5	-0.85	-625.70	-563.13
G	0.90	736.125	-1.03	-0.5	-0.53	-390.14	-351.12
Н	0.90	736.125	-0.47	-0.5	+0.03	+22.08	+19.87
I	0.90	736.125	-0.34	-0.5	+0.16	+117.78	+106.00
J	0.90	736.125	-0.58	-0.5	-0.08	-58.89	-53.00



-Résumé des pressions exercées sur la structure direction de vent V1

Direction	Distribution des pressions en (N/m²) sur les versants de la toiture	Distribution des pressions en (N/m²) sur les parois verticales
Direction V1 Cpi=+0.8	-1437.66 -841.99 -914.27 -755.26 -1212.4 -1437.66	-991.44 -861.69 V D E -605.8
		25m

• Calcul de force de frottement :

Dans le cas des structures allongées ou élancées, on tient compte d'une force complémentaire due aux frottements qui s'exerce sur les parois parallèles à la direction du vent dans le cas où l'une des conditions suivantes est vérifiée : (RNV99 – Chapitre 2, § 1.4).

$$\frac{d}{b} \ge 3$$
, ou $\frac{d}{h} \ge 3$

d: dimension (en m) de la construction parallèle au vent.

b: dimension (en m) de la construction perpendiculaire au vent.

h: hauteur (en m) de la construction.

$$d/b=25/54=0.46 < 3$$

$$d/h=25/13=1.92 < 3$$

Pour cette direction du vent aucune des deux conditions précédentes n'est satisfaite, il n'y a pas lieu de tenir compte des forces de frottements s'exerçant sur les parois.



II.4-Etude à la neige :

4.1 Introduction:

Les structures sont soumises d'une façon directe à des charges d'origine variée. Ces charges sont considérées comme des actions directes et incluent les effets de pesanteur et environnementaux, tel que le vent et la neige. De plus des déformations peuvent être imposées à la structure, par exemple dues au tassement ou à la dilatation thermique. Ces charges sont des actions « indirectes ». Si on applique une approche quantitative à l'analyse des structures, il est nécessaire de pouvoir identifier l'intensité de ces actions. De plus, si la structure doit se comporter de façon satisfaisante pendant sa durée de vie, il est nécessaire de bien comprendre la nature de ces charges et de prendre des mesures appropriées afin d'éviter les problèmes, par exemple de fatigue ou de vibration.

Cette étude consistera donc à définir l'influence du climat à savoir la neige et le vent sur un bâtiment industriel en construction métallique dont les caractéristiques sont les suivantes :

- Structure implantée dans la wilaya de Bejaia.
- Niveau de site plat.
- Terrain de catégorie III zone suburbaine (industrielle).

4.2 Action de la neige :

L'accumulation de la neige sur la toiture produit une surcharge qu'il faut prendre en compte lors de la vérification des éléments de la structure.

4.3 Base de calcul:

\Delta La charge de la neige :

La charge de la neige **S** par unité de surface en projection horizontale de toiture est donnée selon le RNVA99 par la formule suivante :

$$S = \mu. Sk$$
 (3.3.1 P13 RNVA99)

Où:

 S_k : Valeur de la charge de neige sur le sol donnée par le règlement RNVA99 en fonction de site et de l'altitude.

Le lieu d'implantation de la structure appartient à la zone A, et a une altitude (H = 50 m)

Donc:
$$S_k = \frac{0.07H + 15}{100} = 0.185KN/m^2$$
.

La toiture est à deux versants, le coefficient de forme à (α =9.09°) est donné par le tableau 6.2 du RNVA99.

$$0 \le \alpha \le 15^{\circ}$$
 $\mu = 0.8$



Ce qui implique que $S = 0.8 \times 0.185 = 14.8 \text{ daN/m}^2$.

$S=14.8daN/m^2$

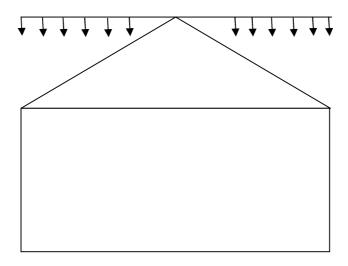


Figure 2.16 : Valeur de la charge caractéristique de la neige.

II.5- Effet de la température :

On doit tenir compte des effets de la dilatation thermique chaque fois qu'ils risquent d'engendrer des efforts parasites dans les éléments de la charpente métallique et de produire des désordres au niveau des appuis, ainsi que les éléments exposés à l'aire libre (variation plus élevée du gradient thermique.

Notre projet est implanté à (Bejaia). Selon le CCM97 article 2.2.3.1 (actions de la variation de la température climatique), on adopte dans le cas d'une construction située à l'air libre au nord de l'Algérie (climat tempéré), une variation uniforme de température qui est de 35°C a - 15°C. La température de montage est prise égale à 20°C.

Donc le gradient de température est :

$$\Delta T1 = 35 - 20 = 15$$
°C

$$\Delta T2 = 15 + 20 = 35$$
°C

$$\Delta T = \max (\Delta T1, \Delta T2) = 35^{\circ}C.$$

 $\Delta T = \max{(\Delta T 1, \Delta T 2)} = 35$ °C. Les déformations linéaires à considérer, entre les températures initiales moyennes au moment de la réalisation de l'ouvrage (généralement comprises entre +10°C et +25°C) et les températures extrêmes peuvent être évaluées en admettant un coefficient de dilatation thermique $\alpha = 11 \times 10$ -6 /°C.



Chapitre III : Pré dimensionnement des éléments



III.1-Etude de la couverture :

La couverture est destinée pour couvrir et isoler la structure de milieu extérieure (l'aire libre) vis-à-vis de différentes actions comme le vent, la neige...etc.

Donne notre cas on utilise une couverture en panneaux sandwich de type (**voir annexe 1**) et à partir de l'annexe en détermine la charge du vent afin d'estimer le poids propre et l'épaisseur de ce panneaux et l'entraxe entre les pannes.

Notre panneau double peau monolithiques est constitué de :

- Deux tôles de parement intérieur et extérieur.
- Une âme en mousse isolante.
- profils latéraux destinés à protéger l'isolant et réaliser des assemblages aisés.

Le panneau sandwich nous offres plusieurs avantages on site :

- Le par vapeur.
- Une meilleure isolation et étanchéité.
- Une bonne capacité portante.
- Un gain de temps appréciable au montage.

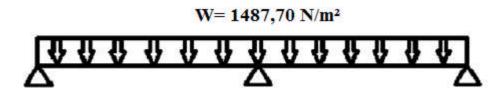


Figure 3.1 : Schéma statique.

D'après l'étude au vent, on a une charge de 1487,70 N/m² ce qui nous donne un panneau sandwich de 40 mm d'épaisseur et de son poids propre 10,05 Kg/m² l'entraxe de 2,08m.

La charge des accessoires est égale à 3 Kg/m².

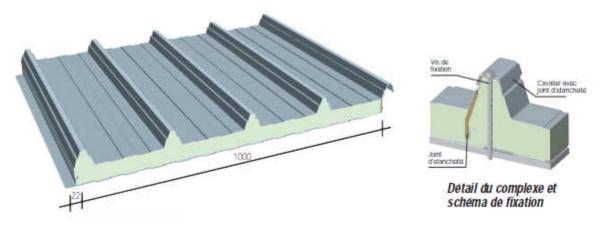


Figure 3.2: Panneau sandwich voir la fiche technique (annexe 01).



III.2- Etude des pannes :

2.1. Définition:

Les pannes sont des éléments qui ont pour fonction de supporter la couverture et les charges qui lui reviennent, sont disposées parallèlement à la ligne de faitage, dans les plans des versants. Elles sont calculées en flexion déviée, sous l'effet des charges permanentes et d'exploitation et des charges climatiques.

2.2. Données de calcul:

Les pannes sont réalisées en profilé I et U à section laminé ou en forme E, Z formé à froid pour les grandes portées.

- Pannes de 6m de portée réalisée en profilé (I)
- L'espacement entre axe des pannes est de 2,08 m
- Toiture à traverse avec une pente de 9,09°

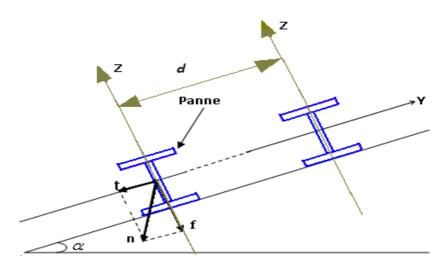


Figure 3.3 : Disposition de la panne sur la toiture.

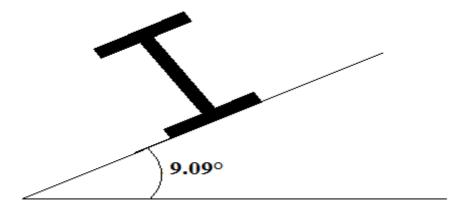


Figure.3.4: La pente de calcul.



2.3. Détermination des charges et surcharges :

a) Les charges permanentes :

- Poids propre de la couverture (panneau sandwich)......10,05 Kg/m²

$$G = \left[\left(P_{converture} + P_{accesoire} \right) \times \left(\frac{e}{\cos \alpha} \right) \right] + P_{panne}$$

e: espacement entre les pannes est : e = 2.08m

$$G = \left[(10,05+3) \times \left(\frac{2,08}{\cos 9.09} \right) \right] + 15 = 42,48 \, \text{Kg / ml} = 0,4248 \, \text{KN / ml}$$

G = 0.4248 KN/ml

b) Surcharge d'entretien P :

Dans le cas des toitures inaccessible on considère uniquement dans les calculs une charge d'entretien qui est égale au poids d'un ouvrier et de son assistant et qui est équivalente à deux charges concentrées de 100 kg chacune située à 1/3 et 2/3 de la portée de la panne.

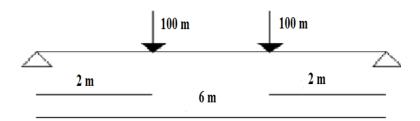


Figure 3.5 : Schéma statique sous charge d'entretien.

$$M_{max} = 100 \times 2 = 200 \, KN. \, m$$

La charge uniformément répartie (P) due à la surcharge d'entretien est obtenue en égalisant les deux moments max dues à P aux charges ponctuelles P_{eq} .

$$M_{\text{max}} = P \times \frac{l}{3} = P_{eq} \times \frac{l^2}{8}$$

$$p_{eq} = \frac{8}{3} \times \frac{P}{l} = \frac{8}{3} \times \frac{100}{6}$$

$$P_{eq} = 44,44 kg / ml$$



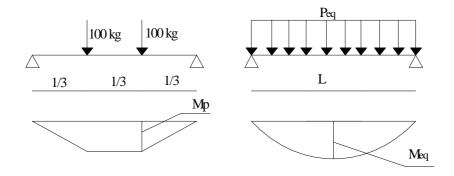


Figure 3.6 : Moment due à la charge d'entretien.

a) Surcharge climatique due au vent :

La panne la plus sollicité est celle exposé au vent sur la façade latérale gauche et latérale droite avec Cpi = +0.8 chargée en zone F et G.

$$V1 = -1,487 \text{ KN/m}^2$$

$$V1 = -1,487 \times 2,08 = -3,092 \, KN/ml$$

b) Surcharge climatique due à la neige :

$$S = 0.148 \text{ KN/m}^2$$

$$S = 0.148 \times 2.08 = 0.307 \, KN/ml$$

2.4. Combinaison des charges les plus défavorables:

• Les charges et surcharges appliquée :

$$G = 0.424 \text{ KN/ml}$$

$$Q = 0,444 \text{ KN/ml}$$

$$V = -3,092 \text{ KN/ml}$$

$$S = 0.307 \text{ KN/ml}$$

• Décomposition des charges :

> Suivant l'axe Z-Z

$$G_{zz} = G \cos \alpha = 0,424 \cos 9.09 = 0,418 \text{ KN/ml}$$

$$Q_{zz} = Q \cos \alpha = 0.444 \cos 9.09 = 0.438 \text{ KN/ml}$$

$$V_{zz} = -3,092 \text{ KN/ml}$$

$$S_{zz} = S \cos \alpha = 0.307 \cos 9.09 = 0.303 \text{ KN/ml}$$

> Suivant l'axe Y-Y

$$G_{yy} = G$$
. $\sin \alpha = 0,424 \sin 9.09 = 0,066 \text{ KN/ml}$

$$Q_{yy} = Q$$
. $\sin \alpha = 0.444 \sin 9.09 = 0.070 \text{ KN/ml}$

$$V_{vv} = 0 \text{ KN/ml}$$

$$S_{yy} = S. \sin \alpha = 0.307 \sin 9.09 = 0.048 \text{ KN/ml}$$

2.5. Combinaisons d'actions :

- ELU
- \rightarrow Axe Z-Z:

$$G_{min} + 1.5.V = 0.418 - 1.5 \times 3.092 = -4.22 \text{ KN/ml}$$

$$1,35.G_{z,max} + 1,5.S_z = 1,35 \times 0,418 + 1,5 \times 0,303 = 1,018 \text{ KN/ml}$$

$$1,35.G_{z,max} + 1,5.Q_z = 1,35 \times 0,418 + 1,5 \times 0,438 = 1,221 \text{ KN/ml}$$

\triangleright Axe Y-Y:

1,
$$35.Gy_{min} + 1$$
, $5.Qy = 1$, $35 \times 0.066 + 1$, $5 \times 0 = 0.089$ KN/ml

1,
$$35.Gy_{max} + 1$$
, $5.Sy = 1$, $35 \times 0.066 + 1$, $5 \times 0.048 = 0.161$ KN/ml

1,
$$35.Gy_{max} + 1$$
, $5.Qy = 1$, $35 \times 0.066 + 1$, $5 \times 0.070 = 0.194$ KN/ml

- ELS
- \rightarrow Axe Z-Z:

$$G_z + V = 0.418 - 3.092 = -2.674 \text{ KN/ml}$$

$$G_z + S_z = 0.418 + 0.303 = 0.721 \text{ KN/ml}$$

$$G_z + Q_z = 0.418 + 0.438 = 0.856 \text{ KN/ml}$$

\triangleright Axe Y-Y:

$$G_y + S_y = 0.066 + 0.048 = 0.114 \text{ KN/ml}$$

$$G_y + Q_y = 0.066 + 0.070 = 0.136 \text{ KN/ml}$$

2.6. Pré dimensionnement :

Le pré dimensionnement se fait par la condition de la flèche :

$$f = \frac{5}{384} \frac{q_s l^4}{EI} \le f_{adm} = \frac{L}{200} = \frac{600}{200} = 300cm$$

Suivant l'axe Z-Z:



$$I_{y} \ge \frac{5}{2.375 \times 384} \frac{q_{s} \times l^{4}}{E} = \frac{5 \times (-2,674) \times 600^{4} \times 10^{-1}}{3.00 \times 384 \times 2.1 \times 10^{5}} = 716,25cm^{4}$$

Donc on choisit IPE 160.

$$\begin{cases} I_y = 869.3cm^4\\ I_z \ge 68.31cm^4\\ A = 20.1cm^2\\ H = 16cm\\ G = 15.8Kg/ml \end{cases}$$

Le poids propre réel G:

$$G = \left[\left(P_{converture} + P_{accessoire \ s} \right) \times \left(\frac{e}{\cos \alpha} \right) \right] + P_{panne}$$

$$G = \left[\left(10,05 + 3 \right) \times \left(\frac{2,08}{\cos 9.09} \right) \right] + 15,8 = 43,28 \ Kg \ / ml$$

$$G = 0.432 \text{ KN/ml}$$

$$G_z = 0.432 \cos 9.09 = 0.426 \text{ KN/ml}$$

$$G_v = 0.432 \sin 9.09 = 0.068 \text{ KN/ml}$$

2.7. Dimensionnement des pannes :

Les pannes sont dimensionnées pour satisfaire les conditions suivantes :

- Condition de la flèche.
- Condition de résistance.

2.7.1. Les combinaisons de calcul:

(1)
$$\begin{cases} q_z = 1,35G_z + 1,5Q_z \\ q_y = 1,35G_y + 1,5Q_y \end{cases}$$

$$\Rightarrow \begin{cases} q_z = 1,35 \times 0,426 + 1,5 \times 0,438 = 1,232KN/ml \\ q_y = 1.35 \times 0,066 + 1,5 \times 0,070 = 0,194KN/ml \end{cases}$$

(2)
$$\begin{cases} q_z = 1.35G_z + 1.5V \\ q_y = 1.35G_y + 1.5V \end{cases}$$

$$\Rightarrow \begin{cases} q_z = 0.426 - 1.5 \times 3.092 = -4.212KN/ml \\ q_y = 1.35 \times 0.066 + 1.5 \times 0 = 0.089KN/ml \end{cases}$$



(3)
$$\begin{cases} q_z = 1.35G_z + 1.5S_z \\ q_y = 1.35G_y + 1.5S_y \end{cases}$$

$$\Rightarrow \begin{cases} q_z = 1.35 \times 0.426 + 1.5 \times 0.303 = 1.029 \text{KN/ml} \\ q_y = 1.35 \times 0.066 + 1.5 \times 0.048 = 0.161 \text{KN/ml} \end{cases}$$

2.7.2. Détermination des sollicitations :

- Moments:
- > Sous le vent :

Axe Z-Z
$$M_y = \frac{q_z l^2}{8} = \frac{(-4,212) \times 6,00^2}{8} = 18,954 KN.m$$
Axe Y-Y
$$M_z = \frac{q_y l^2}{8} = \frac{0,089 \times 6,00^2}{8} = 0,400 KN.m$$

> Sous charge d'exploitation :

Axe Z-Z
$$M_y = \frac{q_z l^2}{8} = \frac{1,232 \times 6,00^2}{8} = 5,544 KN.m$$
Axe Y-Y
$$M_z = \frac{q_y l^2}{8} = \frac{0,194 \times 6,00^2}{8} = 0,873 KN.m$$

> Sous charge de la neige :

Axe Z-Z
$$M_y = \frac{q_z l^2}{8} = \frac{1,029 \times 6,00^2}{8} = 4,630 KN.m$$
Axe Y-Y
$$M_z = \frac{q_y l^2}{8} = \frac{0,161 \times 6,00^2}{8} = 0,724 KN.m$$

• Effort tranchant max sera (le plus défavorable) :

$$V \max = \frac{ql}{2} = \frac{-4,212 \times 6.00}{2} = -12,636KN$$

• Effort tranchant due au poids propre :

$$V_G = \frac{ql}{2} = \frac{0.426 \times 6.00}{2} = 1,278 \text{ KN}$$

La combinaison sera comme suit :

$$V_{\text{max}} = V_G + 1.5V \text{ max} = 1.278 + 1.5(-12.636) = -20.232 \text{ KN}$$



2.7.3. Vérification de la résistance des pannes :

a) Vérification à l'effort tranchant :

La vérification à l'effort de cisaillement est donnée par la formule suivante :

$$V_{z, \max} < V_{plz}$$

$$V_{plz} = \frac{A_{vz} \times F_{y}}{\sqrt{3} \times \gamma_{M}}$$
 EC3 Art 5.4.6 (2)

Avec:

 $V_{\it plz}$: Effort tranchant résistant de la section.

 A_{vz} : Aire de cisaillement.

$$A_{yz} = A - 2 \times b \times tf + (tw + 2 \times r) \times tf$$

$$A_{yz} = 20.1 - 2 \times 8.2 \times 0.74 + (0.5 + 2 \times 0.9) \times 0.74 = 12.99 cm^2$$

$$V_{plz} = \frac{12,99 \times 23,5}{\sqrt{3} \times 1,1} = 160,22KN$$

• Sous le vent :

$$V_{z,\text{max}} = 16,299 \text{ KN } < V_{plz} = 160,22 \text{ KN}$$
 Vérifiée.

b) Vérification au diversement :

Remarque : $M_{sd,y}$ sera calculé sous l'action du vent.

$$M_{sdy} = \frac{q_z \cdot L^2}{8} = \frac{4,212 \times 6^2}{8} = 18,954 \, KN \, / \, ml$$

La vérification à faire est :
$$M_{sdy} \le \chi_{lt} \times \beta_w \times \frac{w_{pl.y} \times f_y}{\gamma_{M_1}}$$
 EC3Art5.5.2(1)

 $\beta_{\rm w} = 1 \Longrightarrow {\rm section \ de \ classe \ 1}$

 $\chi_{\rm lt}$: coefficient de réduction en fonction de $\overline{\lambda_{\rm LT}}$.

$$\overline{\lambda_{LT}} = \sqrt{\frac{\beta_{w} \times W_{_{pL,y}} \times f_{y}}{M_{_{CT}}}} = \left[\frac{\lambda_{LT}}{\lambda_{1}}\right] (\beta_{\omega})^{0.5}$$

 M_{cr} : est le moment critique de déversement.



$$M_{cr} = \frac{c_1 \pi^2 E I_z}{\left(KL\right)^2} \left\{ \left[\left(\frac{K}{K_W}\right)^2 \cdot \frac{I_w}{I_z} + \frac{\left(KL\right)^2 \cdot G I_t}{\pi^2 E I_z} + \left(C_2 \cdot Z_g - C_3 Z_j\right)^2 \right]^{\frac{1}{2}} - \left(C_2 \cdot Z_g - C_3 \cdot Z_j\right) \right\} \text{ EC3 Art F.1.2 (1)}$$

C₁, C₂, C₃ : facteurs dépendant des conditions de charge et d'encastrement.

$$C_1 = 1{,}132$$
 , $C_2 = 0{,}459$, $C_3 = 0{,}525$

$$C_2 = 0,459$$

$$, C_3 = 0.525$$

K et Kw: les facteurs de longueur effective avec: K=1 appui simple (rotation libre /ZZ) Kw=1(gauchissement).

L=longueur de maintien latéral = la distance entre le lierne et le portique L/2=3 m.

$$Z_g = Z_a - Z_s$$

$$\int Z_a = -8cm$$
 sous le vent.

$$Z_a = 8cm$$
 sous la charge verticale.

$$\begin{cases} Z_s = 0 & \text{section doublement symétrique} & \text{EC3 figure F.1.1} \\ Z_j = 0 & \text{section doublement symétrique} & \text{EC3 Art F.1.1} \end{cases}$$

$$Z_i = 0$$
 section doublement symétrique EC3 Art F.1.1

$$Z_g = Z_a - Z_s = -8 \text{ cm}$$
 sous le vent

$$I_t = 3.6 \ cm^4 \qquad , \qquad I_w = 3975 \ cm^6$$

> Sous le vent :

$$M_{cr} = \frac{1,132 \times 3,14^2 \times 2,1 \times 68,28}{\left(1 \times 3\right)^2} \left\{ \left[\left(\frac{1}{1}\right)^2 \cdot \frac{0,3975}{68,28} + \frac{(3)^2 \times 0,4 \times 3,6}{3,14^2 \times 68,28} + \left(0,459 \times \left(-0,08\right) - 0\right)^2 \right]^{\frac{1}{2}} - \left(0,459 \times \left(-0,08\right) - 0\right)^2 \right\}$$

$$M_{cr} = 35,42KN.m$$

$$\overline{\lambda_{LT}} = \sqrt{\frac{1.123,9.10^{-6}.235}{35,42.10^{-3}}} = 0,91$$

$$\overline{\lambda_{LT}} = 0.91 > 0.4$$
 Donc il y a risque de diversement

Profilé laminé;
$$\alpha = 0.21$$
; Courbe(a) $\rightarrow \chi_{LT}$

On calcul χ_{LT} à l'aide du tableau 5.5.2 de L'EC03 :

$$\overline{\lambda_{LT}} = 0.91$$

$$\chi_{LT} = 0.727$$
 , $M_{sdy} = 18.95KN.m$

$$M_{sdy} \le 0.727.1. \frac{123.9.235.10^{-3}}{1.1} = 19.243 KN.m$$

$$M_{sdy} = 18,954KN.m < 19,243KN.m$$

Vérifier (pas de risque de diversement)



Donc la stabilité de la panne vis-à-vis du déversement est vérifiée.

a) Condition de résistance :

La condition à vérifier est :

$$\left(\frac{M_y}{M_{pl,y}}\right)^{\alpha} + \left(\frac{M_z}{M_{pl,z}}\right)^{\beta} \le 1$$
EC03Art 5.4.8.1(11)

Avec : $\alpha = 2$ (profilé en I laminé), $\beta = 1$ (l'effort normal est nul).

> Sous le vent :

$$\left(\frac{17,577}{29,11}\right)^2 + \left(\frac{0,400}{6,13}\right)^1 = 0,513 \le 1$$
 Vérifier.

> Sous charge verticale :

$$\left(\frac{5,544}{29,11}\right)^2 + \left(\frac{0,873}{6,13}\right)^1 = 0,178 \le 1$$
 Vérifier.

Donc la section IPE 160 est vérifiée à l'ELU.

2.7.4. Vérification à L'ELS:

a) Combinaisons de calcul:

(1)
$$\begin{cases} q_z = G_z + Q_z \\ q_y = G_y + Q_y \end{cases}$$
$$\Rightarrow \begin{cases} q_z = 0.426 + 0.438 = 0.864KN \\ q_y = 0.066 + 0.070 = 0.136KN \end{cases}$$

(2)
$$\begin{cases} q_z = G_z + V_z \\ q_y = G_y + V_y \end{cases}$$
$$\Rightarrow \begin{cases} q_z = 0.426 + (-3.092) = -2.666KN \\ q_y = 0.066 + 0 = 0.066KN \end{cases}$$

(3)
$$\begin{cases} q_z = G_z + S_z \\ q_y = G_y + S_y \end{cases}$$
$$\Rightarrow \begin{cases} q_z = 0.426 + 0.303 = 0.709KN \\ q_y = 0.066 + 0.048 = 0.114KN \end{cases}$$

b) Calcul de la flèche :



$$f = \frac{5}{384} \frac{q_s \cdot l^4}{EI} \le \frac{L}{200}$$

• Suivant l'axe Z-Z:

$$f_z = \frac{5}{384} \frac{2,66.(6,00)^4}{869.3.2.1} = 2,45cm < \frac{L}{200} = 3,00cm$$
 Vérifiée

• Suivant l'axe Y-Y:

$$f_y = \frac{2,05}{384} \frac{0,136 \times 10^{-2} \times (300)^4}{68,31 \times 21000} = 0,040 cm < \frac{L/2}{200} = 1,50 cm$$
 Vérifiée

Donc on choisit pour toutes les pannes un IPE 160

III.3- Calcul des liernes :

3.1. Définition:

Les liernes sont des tirants, qui fonctionnent en traction et qui sont soumis à des efforts croissants.

Les efforts de traction sollicitant les liernes ne peuvent pas être transmis aux pannes faitières, elles sont généralement formées de barres rondes ou de petites cornières. Leurs rôles principal est d'éviter la déformation latéral des pannes.

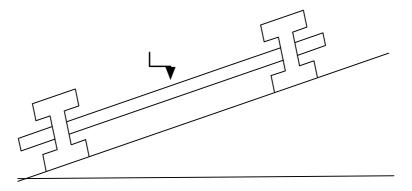


Figure 3.7 : Présentation des liernes.

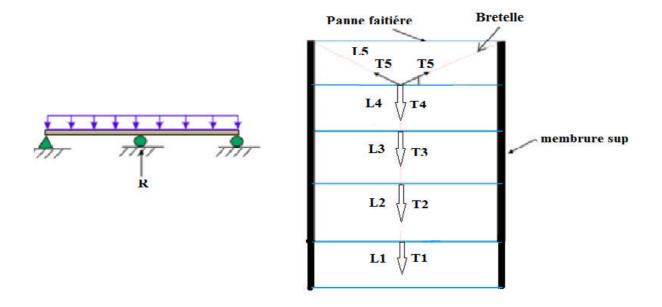


Figure 3.8 : Représentation des efforts sur les liernes.

3.2. Calcul des efforts de traction :

Effort de traction dans le tronçon de lierne L1 provenant de panne sablière.

$$T_1 = 1.25 \times \frac{q_{uy}}{2} \times \frac{L}{2} = 1.25 \times \frac{0.161}{2} \times \frac{6}{2} = 0.301KN$$

• Effort dans le tronçon L2

$$T_2 = 1.25 \times \frac{q_{uy}}{2} \times \frac{L}{2} + T_1 = 1.25 \times \frac{0.161}{2} \times \frac{6}{2} + 0.301 = 0.602 KN$$

• Effort dans le tronçon L3:

$$T_3 = 1.25 \times \frac{q_{uy}}{2} \times \frac{L}{2} + T_2 = 1.25 \times \frac{0.161}{2} \times \frac{6}{2} + 0.602 = 0.903 \, KN$$

• Effort dans le tronçon L4:

$$T_4 = 1.25 \times \frac{q_{uy}}{2} \times \frac{L}{2} + T_2 = 1.25 \times \frac{0.161}{2} \times \frac{6}{2} + 0.903 = 1.204 \, KN$$

• Effort dans la diagonale L5:

$$2 \times T_5 \sin \theta = 1.25 \times \frac{q_{uy}}{2} \times \frac{L}{2} + T_4 = 1.25 \times \frac{0.161}{2} \times \frac{6}{2} + 1.204 = 1.505 KN$$

$$\theta = arctg\left(\frac{2.08}{4}\right) = 27.474^{\circ} \Rightarrow T_5 = \frac{1.505}{2 \times \sin 27.474^{\circ}} = 1.631KN$$

3.3. Dimensionnement des liernes :

Le tronçon le plus sollicité est L5 ou l'effort exercé est $N_{t,sd}=1,631\,KN$ la condition de résistance impose que :



$$N_{sd} \le N_{pl}$$
 Avec: $N_{pl} = A \frac{f_y}{\gamma_{m0}} \Rightarrow A \ge \frac{\gamma_{m0} \times N_{tsd}}{f_y}$

$$A \ge \frac{1 \times 1.631}{23.5} \Rightarrow A \ge 0.069cm^2$$

$$A = \frac{\pi \times \phi^2}{4} \ge 0.069cm^2 \Rightarrow \phi \ge \sqrt{\frac{4 \times 0.069}{3.14}} = 0.29cm$$

Pour des raisons pratique, on opte pour une barres rondes de diamètre $\phi = 8$ mm.

III.4- Calcul de l'échantignolle :

4.1. Définition:

L'échantignolle est un dispositif de fixation permettant d'attacher les pannes aux fermes, le principal effort de résistance de l'échantignolle est le moment de renversement dû au chargement (surtout sous l'action de soulèvement du vent). L'échantignolle est sollicité à la flexion simple.

L'excentrement «
$$\mathbf{t}$$
 » est limité par la condition suivante : $2\left(\frac{b}{2}\right) \le t \le 3\left(\frac{b}{2}\right)$

Donc notre cas on adopte une échantignolle soudé sur la ferme.

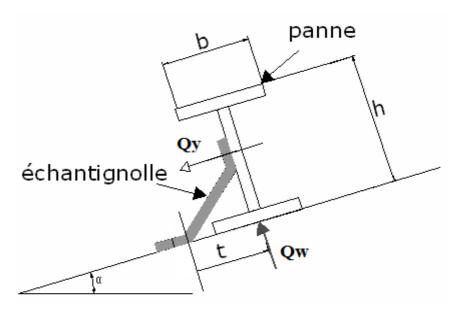


Figure 3.9: Echantignolle.

Pour un **IPE160**
$$\Rightarrow$$

$$\begin{cases} b = 8,2cm \\ h = 16cm \end{cases}$$

$$8,2 \le t \le 12,3cm$$

Soit t = 10cm.



4.2. Détermination des sollicitations :

a) Calcul des réactions :

L'échantignolle reprend 02 pannes, donc la réaction sera doublée.

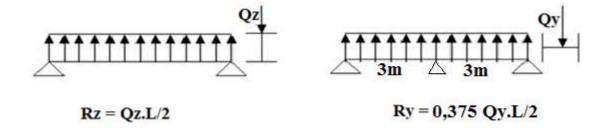


Figure 3.10 : schéma statique des charges appliquées.

Sous combinaison on a:

$$\begin{aligned} Q_Z &= G_{min} - 1.5V = 0.418 - 1.5 \times 3.092 = -4.22 \; KN/ml \\ Q_y &= 1.35 G_{y,min} + 1.5 Q_y = 1.35 \times 0.066 + 1.5 \times 0 = 0.089 \; KN/ml \end{aligned}$$

Calcul des réactions :

$$R_z = q_z \times \frac{L}{2} = 4,22 \times \frac{6}{2} = 12,66 \text{ KN}$$

 $R_Y = 0,375 q_y \times \frac{L}{2} = 0,375 \times 0,089 \times \frac{6}{2} = 0,100 \text{ KN}$

> Calcul du moment max :

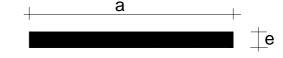
$$M_{max} = 2R_Y \times \frac{h}{2} + 2R_Z \times t = 2 \times 0,100 \times \frac{0,16}{2} + 2 \times 12,66 \times 0,1 = 2,548 \ KN.$$

4.3. Calcul de l'épaisseur de l'échantignolle :

Le moment max est tiré de l'équation précédente : $M_{max} = 2,548$ KN.m

$$\sigma = M_{max} \times \frac{h}{2} / I \le F_y \quad \Rightarrow \quad \frac{M \max . e/2}{a.e^3 / 12} \le F_y \quad \Rightarrow \quad \frac{6 M_{max}}{a \times e^2} \le F_y$$

On a:
$$e \ge \sqrt{\frac{6.M \text{ max}}{a \times Fy}}$$
, section rectangulaire



Donc
$$\Rightarrow e \ge \sqrt{\frac{6.2,548.10^2}{20 \times 23.5}} = 1,80cm$$

Figure 3.11 : Dimensions de l'échantignolle

 \Rightarrow Donc on adopte une échantignolle d'épaisseur e = 20 mm.



III.5- Calcul des fermes :

5.1 Définition :

Les fermes sont les poutres maitresses d'un comble. Elles sont constituées le plus souvent, par des barres rectilignes, situées dans un même plan, assemblé entre elles selon des triangles, elles sont composées :

- d'une membrure supérieure (arbalétrier).
- d'une membrure inférieure (entrait).
- d'une âme treillis constituées d'élément verticaux (montant) et oblique (diagonales) elles sont généralement articulées à leurs appuis.

5.2. Hypothèses de calcul:

- Les barres sont considérées comme rigides et indéformables. En fait l'allongement ou le raccourcissement des barres, pris individuellement, sont faibles. Leurs cumuls exigent cependant de vérifier la déformation globale de la flèche.
- les barres sont considérées comme articulées, sans frottement, aux nœuds. En fait les assemblages aux nœuds se font par boulons, rivets ou soudures sur goussets. Leurs plus ou moins grandes rigidités correspondent à des encastrements plus ou moins parfait. De ce fait, les calculs qui prennent en compte des articulations, placent en sécurité et conduisent à surestimer les efforts, donc les sections des barres, d'au moins 10%.
- Les axes neutres des barres sont supposés concourants aux nœuds ou elles convergent.
- Le poids propre des barres est négligé vis-à-vis des charges extérieures sollicitant le système.
 - La ferme est considérée comme reposante sur deux appuis.
- Les forces extérieures sont supposées être situées dans le plan du système et appliquées aux nœuds, ce qui conduit à des efforts normaux, exclusivement, dans les barres (compression, traction).
- Les calculs sont effectués exclusivement en élasticité, l'utilisation des propriétés plastiques de l'acier ne s'appliquent pas aux poutres ajourées.
- L'étude se fait selon la combinaison la plus défavorable des combinaisons suivantes :

- Cas de soulèvement : G+1.5W

- Cas de la neige seule : 1.35G+1.5S

Le schéma statique de la ferme à étudier :

La ferme a une longueur de 25m avec des forces concentrées dues aux charges transmises par la toiture . Et le schéma statique est le suivant :



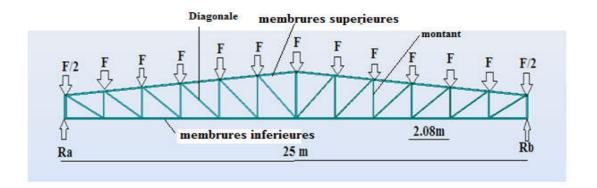


Figure 3. 12 : Schéma statique de la ferme.

5.3. Détermination des forces revenantes à la ferme la plus sollicitée :

On a des fermes de forme trapézoïdale de 25,00 m de longueur supportant 6 pannes par versant. L'entre axes horizontal des pannes est de 2,08 m; L'entre axe des fermes est de 6 m.

On dimensionne les barres de la ferme les plus sollicitées en compression et en traction. (Membrure supérieure, membrure inférieure, montants, et diagonales).

Les deux combinaisons utilisées sont directement injectés dans le logiciel.

Charges revenantes à chaque nœud :

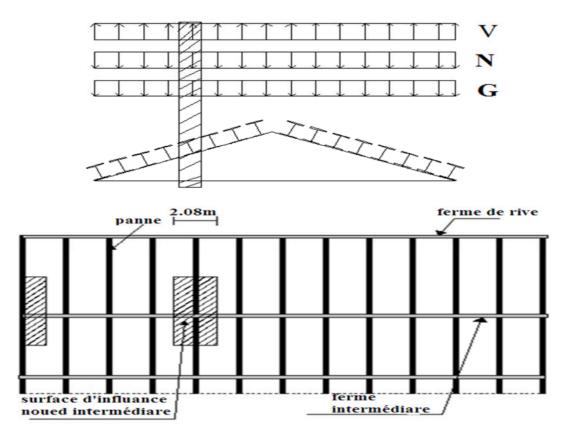


Figure 3.13 : Surface afférente d'un nœud



1.A.a Nœud intermédiaire :

La surface afférente à ce nœud est de : S=2.08×6= 12.48 m²

Poids propre:

- La couverture (les panneaux sandwich) + accessoires de pose....0,13×12,48=1.622 kN
- La panne (IPE 160)......0, 161×6=0.966 kN
- Le poids propre de la ferme est pris en considération par le logiciel de calcul Autodesk ROBOT 2012
- TOTAL = 3.078 KN

• Surcharge Climatique :

- ✓ Surcharges du vent :
 - La zone la plus chargée est H dont C_{pi} =0,8
 - $q_i = -1,093 \text{kN/m}^2$
 - $V=q_i\times S=-1,093\times 12.48=-13,640 \text{ kN}$
 - ✓ Surcharges de la neige :
 - $S_{\text{max}} = 0.148 \text{ kN/m}^2$
 - La surface revenant à chaque nœud est de 12.6 m²
 - Donc S=0,148× 12.48= 1,847kN

➤ Nœud de rive :

 $S = 1.04 \times 6 = 6.24 \text{ m}^2$

• Poids propre

• Surcharges du vent

$$V=q_i\times S=-1,487\times 6.24=-9.278 \text{ KN}$$

• Surcharges de la neige

$$S=0,148\times6.24 = 0,9235 \text{ KN}$$

Les efforts dans les éléments de la ferme sont obtenus à l'aide d'un modèle 2D avec le logiciel **ROBOT 2012**. Et ceux en donnant une section forfaitaire à tous les éléments de la ferme

On enregistre seulement les efforts max dans les différents éléments de la ferme :



Tableau III.1 : Efforts max dans les éléments de la ferme.

		traction	compression	
Les diagonaux	L'effort max kN	98.22	172.18	
_os usugossuus	La combinaison	1.35G+1.5S	1G+1.5Vdépression	
Membrure inferieures	L'effort max kN	180.63	315.63	
1/10/11/01 01/01/01/01/01/01	La combinaison	1.35G+1.5S	1G+1.5Vdépression	
Membrures supérieures	L'effort max kN	316.64	181.34	
	La combinaison	1.35G+1.5S	1G+1.5Vpression	
montants	L'effort max kN	97.97	54.43	
	La combinaison	1G+1.5Vdépression	1.35G+1.5S	

5.4. Pré dimensionnement des éléments :

Les éléments sont pré dimensionnés à la base des efforts normaux N_{sd} qui les sollicitent. Et ils doivent vérifier la condition suivante :

$$\begin{split} N_{pl} &= \frac{A*f_y}{\gamma_{m0}} \geq N^{max} \text{ D'où A} > \frac{N^{max}*\gamma_{m0}}{N_{pl}} \\ \text{Avec} &: \gamma_{m0} = 1.1 \\ & fy = 235 \end{split}$$

Tableau III.2 : Section des éléments et barres choisies.

	N _{max} kN	A cm ²	Cornières choisies
membrures supérieures	316.64	14.82	$2L (70x70x7)=18.8cm^2$
membrures inférieures	315.63	14.77	$2L (70x70x7)=18.8cm^2$
Montants	97.97	4.59	2L (40x40x4)=6.16cm ²
Diagonale	172.18	8.06	2L (50x50x5)=9.6cm ²

Les barres choisies sont en doubles cornières.

5.4.1 Vérification des éléments comprimés au flambement :



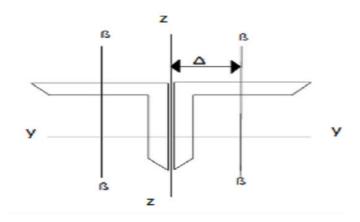


Figure 3.14 : Cornières à ailes égales.

La résistance de calcul au flambement d'un élément comprimé est :

$$Nc.rd=\chi * \beta \alpha * A * fy/\gamma m1$$

 $\beta \alpha$ =1 section transversale de classe 1.

 χ Coefficient de réduction pour le mode de flambement considéré.

- $\chi = \min(\chi y; \chi z)$
- $\chi i=1/(\phi i + \sqrt{(\phi i^2 \overline{\lambda}^2 i)})$
- $\phi i=0.5\times(1+\alpha\times(\overline{\lambda}i-0.2)+\overline{\lambda}i^2)$
- α =facteur d'imperfection tiré du tableau 55.1 du CCm97
 - Si $\overline{\lambda}$ (l'élancement réduit) < 0.2 alors il n'y as pas lieu de tenir compte du risque de flambement.

Avec:

- le : Longueur de flambement la barre qui sera égal a la longueur de la barre.et qui le plus défavorable.
- A : section de la cornière
- Ia : inertie d'une cornière par rapport à l'axe (z)
- Ib : inertie d'une cornière par rapport à l'axe (y)
- $Iy=2\times Ia$
- Iz=2×[Ib+Ac×delta²]. (Théorème de Huygens)

$$iy = \sqrt{\frac{Iy}{A}}$$
 ; $\lambda_y = \frac{\ell}{iy}$ et $\overline{\lambda} = \frac{\lambda_y}{\lambda_1}$ $iz = \sqrt{\frac{Iz}{A}}$; $\lambda_z = \frac{\ell}{iz}$ et $\overline{\lambda} = \frac{\lambda_y}{\lambda_1}$

Avec $\lambda 1 = \pi [E/fy]^{0.5} = 93.9$ pour fy=235 et E=2.1x10⁵MPa

> Détermination de la valeur de l'élancement réduit pour toutes les barres :



Tableau III.3 : Résumer des calculs pour toutes les barres.

	Membrures supérieures	Membrures inférieures	montants	diagonale
type de barre	70x70x7	70x70x7	40x40x4	50x50x5
ℓ cm	<u>209</u>	208	200	<u>277</u>
Section A cm ²	<u>9.9</u>	9.9	3.08	4.8
Inertie I _a cm4	42.3	42.3	4.47	<u>10.96</u>
Inertie I _b cm4	42.3	42.3	4.47	<u>10.96</u>
Inertie I _y cm4	84.6	84.6	8.94	21.92
Inertie I _z cm4	262.8	293.7375	15.1	43.52
Rayon de giration i _y cm	2.923	2.923	1.70	2.137
Rayon de giration i _z cm	5.152	5.447	2.214	3.011
$\lambda_{\mathcal{Y}}$	71.495	71.153	117.391	129.622
λ_z	40.565	38.186	90.327	91.993
Elancement réduit : $\overline{\lambda}y$	0.761	0.758	1.250	1.380
Elancement réduit : $\overline{\lambda}z$	0.432	0.407	0.962	0.980
Vérification :	>0.2	>0.2	>0.2	>0.2

Toutes les barres ont un élancement dans les deux sens supérieur à 0.2, donc elles doivent être vérifiées au déversement.

5.4.2 Vérification au déversement :

Tableau III.4 : Résultats de calcul pour vérification au déversement.

Barre	Membrures supérieurs	Membrures inferieurs	montant	Diagonale
ф у	0.927	0.924	1.539	1.742
φz	0.650	0.633	1.149	1.171
χу	0.686	0.689	0.411	0.357
χΖ	0.880	0.894	0.562	0.552
$\chi_{ m min}$	0.686	0.689	0.411	0.357
N _{crd} pour deux cornières	290.344	291.310	54.025	73.128
Effort sollicitant	316.64	315.63	97.97	172.18
Vérifications	Non Vérifié	Non Vérifié	Non Vérifié	Non Vérifié

On est dans l'obligation de choisir des sections plus grandes et de refaire les calculs :



Barre	Cornières déjà prises	Les nouvelles cornières
membrures supérieurs	2L (70x70x7)=18.8cm ²	2L :75x75x8 : A= 22.8mm²
membrures inferieurs	$2L (70x70x7)=18.8cm^2$	2L :275x75x8 A=22.8mm²
Montants	2L (40x40x4)=6.16cm ²	2L: 50x50x4 A=9.6mm ²
Diagonale	2L (50x50x5)=9.6cm ²	2L: 65x65x7 A=17.4mm ²

	Membrures supérieurs	Membrures inferieurs	montant	diagonal
type de barre	75x75x8	75x75x6	50x50x4	65x65x7
ℓ cm	<u>209</u>	<u>208</u>	<u>200</u>	<u>277</u>
Section A cm ²	11.4	<u>11.4</u>	4.8	<u>8.7</u>
Inertie I _a cm4	<u>58.87</u>	<u>58.87</u>	<u>10.96</u>	<u>33.43</u>
Inertie I _b cm4	<u>58.87</u>	<u>58.87</u>	<u>10.96</u>	33.43
Inertie I _y cm4	117.74	117.74	21.92	66.86
Inertie I _z cm4 322.94		358.565	31.52	106.01
Rayon de giration i _y cm	Rayon de giration i _y cm 3.214		2.14	2.772
Rayon de giration i _z cm	5.322	5.608	2.563	3.491
λ_y	65.033	64.722	93.590	99.921
λ_z	39.268	37.088	78.047	79.353
Elancement réduit : $\overline{\lambda}y$	0.693	0.689	0.997	1.064
Elancement réduit : $\overline{\lambda}z$	0.418	0.395	0.831	0.845
Vérification :	>0.2	>0.2	>0.2	>0.2

Vérification du déversement :

Barre :	Membrures supérieurs	Membrures inferieurs	montant	Diagonal
ф у	0.861	0.857	1.192	1.278
φ z	0.641	0.626	1.000	1.015
χу	0.729	0.731	0.542	0.504
χz	0.888	0.900	0.643	0.634
Xmin	χ _{min} 0.729		0.542	0.504
N _{crd} pour deux cornières	355.224	356.220	111.130	187.226
Effort sollicitant	316.64	315.63	97.97	172.18
Vérifications	Vérifié	Vérifié	Vérifié	Vérifié



Conclusion:

Les sections choisies sont données donnés dans le tableau suivant :

Eléments	Section choisie
Membrures supérieures	2L (75x75x8)
Membrures inférieures	2L (75x75x8)
Montants	2L (50x50x4)
Diagonales	2L (65x65x7)

Tableau III.5 : Sections des éléments de la ferme.

III.6- Dimensionnement des poteaux métallique :

Les poteaux sont des éléments verticaux de l'ossature, ils sont soumis à la compression et éventuellement à la flexion selon le système statique adopté.

- -Un effort de compression dû aux charges climatique (neige, vent).
- -Un effort de flexion dû aux posée horizontalement du vent pour cela et pour les raisons de sécurité.

On prend un **HEA400** qui en principe peut supporter toutes les charges qui lui sont transmise. dans les caractéristiques sont :

profile	Н	В	Tw	Tf	A	Iy	Iz	Wply	Wplz
	cm	Cm	cm	cm	cm ²	cm ⁴	cm ⁴	cm ³	cm ³
HEA400	39	30	1,1	1,9	159	45070	8564	2562	872,90

6.1. Evaluation des charges et surcharges :

a) Charges Permanente G:

- Les pannes IPE 160......0,158/6=0,0263 KN/m²
- Etanchéité......0,03 KN/m²

G: charge revenant au Poteau

$$G = (1,248 + 0,1005 + 0,03 + 0,0263 + 0,03 + 0,7456) \times 6 = 13,08 \, KN/ml$$

b) Surcharge climatique de neige :

$$N = 0.148 \times 6 = 0.888 \, KN/ml$$



c) Surcharge climatique du vent :

$$V = -1.487 \times 6 = -8.922 \, KN/ml$$

Les combinaisons de charges :

$$Q_{1} = 1,35 G + 1,5V + 1,5 \times 0,6 N$$

$$= 1,35 \times 13,08 + 1,5 \times 8,922 + 1,5 \times 0,6 \times 0,888$$

$$= 44,42 KN / ml$$

$$Q_{2} = 1,35 G + 1,5 N + 1,5 \times 0,6 V$$

$$= 1,35 \times 13,08 + 1,5 \times 0,888 + 1,5 \times 0,6 \times 8,922$$

$$= 27,02 KN / ml$$

$$Q_{3} = G - 1,5V$$

$$= 13,08 - 1,5 \times 8,922$$

Calcul du moment de la tête de poteau :

= 26,46KN / ml

$$Nsd = \frac{q_G \times L}{2} = \frac{13,08 \times 11}{2} = 71,94 KN$$

$$Msd = \frac{q_V \times L^2}{8} = \frac{1,5 \times 8,922 \times 11^2}{8} = 202,41 KN.m$$

6.2. Vérification de la stabilité de ce poteau :

a) Vérification de la flèche :

Nsd \(Nbrd

$$\lambda_{1} = 93.9 \times \varepsilon \quad avec \, \varepsilon = \sqrt{\frac{235}{fy}} = \sqrt{\frac{235}{235}} = 1$$

$$\lambda y = \frac{Ly}{iy} = \frac{0.7 \times 1100}{16.84} = 45.72$$

$$\lambda z = \frac{Ly}{iz} = \frac{1100}{7.34} = 149.86$$

$$\bar{\lambda} y = \frac{\lambda y}{\lambda_{1}} = \frac{45.72}{93.9} = 0.486$$

 $\overline{\lambda}z = \frac{\lambda z}{\lambda} = \frac{149,86}{93,9} = 1,595$



La section de class $1 \Rightarrow B_A = 1$

$$\frac{h}{b} = \frac{39}{30} = 1.3 \ \rangle 1.2$$

 $tf = 19mm\langle 40mm$

 $par \ rapport \ axe \ y \Rightarrow courbe \ a$

 \Rightarrow

 $par \ rapport \ axe \ z \Rightarrow courbe \ b$

$$\overline{\lambda}z = 1,595 \rightarrow \chi_Z = 0,311$$

 χ_{Y} par l'eterpolation liniéaire

$$\overline{\lambda}y = 0.486(0.4 < 0.486 < 0.5)$$

$$0,4 \to 0,953$$

$$\chi y \Rightarrow$$

$$0.5 \to 0.924$$

$$\frac{\chi_{y} - 0.924}{0.5 - 0.486} = \frac{0.953 - 0.924}{0.5 - 0.4}$$

$$\chi_{y} = 0.9280$$

$$Nbrd = \frac{\chi_{min} \times BA \times A \times fy}{\gamma_{M0}}$$

$$= \frac{0.311 \times 1 \times 159 \times 10^{-2} \times 2350}{1.1} = 105.64 \text{ KN}$$

$$Nsd = 71.94 \text{ KN } \langle Nbrd = 105.64 \text{ KN}$$

6.3. Vérification de l'importance de l'effort normale :

$$\frac{Nsd}{\left(\chi_{\min} \times A \times fy\right)/\gamma_{M0}} = \frac{5,128}{\left(0,311 \times 159 \times 10^{-2} \times 23,5\right)/1,1} = 0,48 \times 0,1$$

Puisque l'élancement important et l'effort normale est aussi important on doit vérifier la stabilité :

$$\frac{\textit{Nsd}}{\left(\chi_{\min} \times \textit{A} \times \textit{fy}\right) / \gamma_{\textit{M}\,0}} = \frac{\textit{Ky} \times \textit{Msd}}{\left(\textit{WpLy} \times \textit{fy}\right) / \gamma_{\textit{M}\,0}} \leq 1$$

Calcul de Ky:



$$Ky = 1 - \frac{\mu y \times Nsd}{\chi y \times A \times fy}$$

$$\mu y = \overline{\lambda} y \left(2 \beta M y - \mu \right) + \frac{WpLy - WeLy}{WeLy}$$

$$Avec : \beta M y = 1,3$$

$$\mu y = 0,486 \left(2 \times 1,3 - 4 \right) + \frac{2562 - 2311}{2311} = -0,57 \langle 0,9 \rangle$$

$$Ky = 1 - \frac{\left(-0,57 \times 5,128 \right)}{0,928 \times 1,59 \times 23,5} = 0,084 \langle 1,5 \rangle$$

$$\frac{71,94 \times 10^2}{\left(0,311 \times 159 \times 10^{-2} \times 2350 \right) / 1,1} = \frac{0,084 \times 202,41}{\left(2562 \times 235 \right) / 1,1} = 0,68 \le 1$$
Vérifiée

Donc le poteau **HEA 400** est stable pour notre structure.

III.7- Pré dimensionnement des éléments en béton :

7.1. Les poutres de chainages :

Elles sont disposées sur les poteaux, leur hauteur est donnée selon la condition suivante :

$$\frac{L_{\text{max}}}{15} \le h \le \frac{L_{\text{max}}}{10}$$

L_{max}: portée maximale entre nus d'appuis de deux poutres principales.

$$L_{\text{max}} = 550 \text{ cm}$$

$$36,66 \text{ cm} \le h \le 55 \text{ cm}$$

- Vérification :

Selon les recommandations du **RPA 99(version2003)**, on doit satisfaire les conditions suivantes :

$$\begin{cases} b \ge 20cm \\ h \ge 30cm \end{cases}$$
 RPA99 V2003 Art 7.5.1
$$\frac{h}{b} \le 4$$

Sachant que **b** : largeur de la poutre.

h : hauteur de la poutre.

Soit : h = 40 cm et b = 30 cm

On a : b = 30 cm > 20 cm



$$h = 40 \text{ cm} > 30 \text{ cm}$$

vérifiée

$$h/b = 40/30 = 1,33 < 4$$

Donc on adopte pour les poutres de chainages la section $(b \times h) = (30 \times 40)cm^2$

7.2. Les poteaux :

Le pré-dimensionnement des poteaux se fait :

- à la compression centrée.
- Vérification au flambement.

Les calculs seront menés pour un poteau qui

reprend les grandes surfaces afférentes.

Le RPA 99 préconise en zone sismique IIa que :

Les poteaux doivent avoir les sections suivantes :

 \rightarrow Min (b, h) \geq 25cm

$$\text{Min (b, h)} \geq \frac{h_e}{20}$$

➤ h_a: la hauteur libre du portique

On a :
$$h_e = 3,54 m$$
.

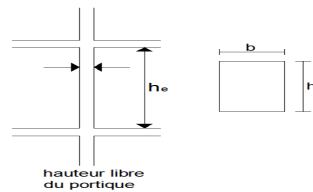


Figure 3.15: Dimensions du poteau.

On adopte préalablement la section des poteaux :

$$b_1 \times h_1 = (40 \times 50) cm^2$$

7.3. Descente de charge :

La descente de charges est le chemin suivit par les différentes actions (charges et surcharges) du haut vers le bas avant sa transmission au sol, on effectuera la descente de charges pour le poteau le plus sollicité et qui a souvent la plus grande surface afférente



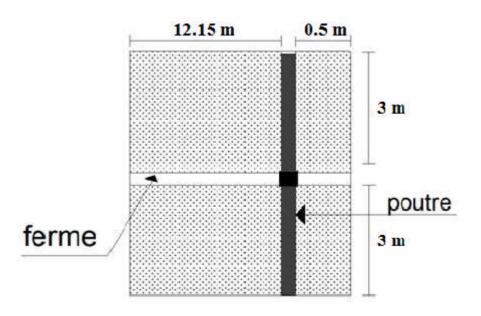


Figure 3.16 : Surface afférente d'un poteau.

La surface afférente :

 $S = 12,50 \times 6,50 = 81,25 \text{ m}^2$

a) Les charges et surcharges :

poids propre de la couverture (panneaux sandwichs)	0, $1005 \times 81,25 = 8,165$ KN
poids propre d'accessoires d'attache	0, $03 \times 81,25 = 2,437$ KN
poids propre des contreventements (poids forfaitaire)	0, $04 \times 81,25 = 3,25$ KN
Poids propre de la ferme	18,64 KN
poids propre de la panne	$\dots (0,158 \times 6) \times 2 = 1,896 \text{ KN}$
poids propre des poutres25	$5 \times (6 \times 0,40 \times 0,30) \times 2 = 36 \text{ KN}$
poids propre des mur22	$x(9x3,54x0.4\times6)=152,92 \text{ KN}$
poids propre des poteaux	25× $(6\times0.5\times0.8) = 60$ KN

Poids total G=283,30kN

b) Effet de la neige :

$$N_n = 0.148 \text{ KN/m}^2$$

 $N_n = 0.148 \times 283.30 = 41.92 \text{ KN}$

7.4. Vérification du poteau (40x50):

$$Nu = 1,35 G + 1,5 N = 1,35 \times 283,30 + 1,5 \times 41,92 = 445,33 KN$$

A- Vérification à la compression simple :

$$\frac{N_u}{B} \le 0.6 \times f_{C28}$$
 avec B: section du béton

$$B \ge \frac{N_u}{0.6 \times f_{C28}} \Rightarrow B \ge \frac{441,33 \times 10^{-3}}{0.6 \times 25} = 0,0294m^2$$



On a B =
$$0.4 \times 0.5 = 0.2 m^2$$

B > $0.0294 m^2$ Vérifier

7.4.2. Vérification au flambement :

D'après le BAEL 91 on doit vérifier que :

$$B_r \ge \frac{N_u}{\alpha \times \left[\frac{f_{c28}}{0.9 \times \gamma_b} + \frac{f_e \times A_s}{B \times \gamma_s} \right]}$$

B_r : Section réduite du béton.

A_s: Section des armatures.

γ_b : coefficient de sécurité du béton.

y_s: coefficient de sécurité des aciers

 α : coefficient en fonction de l'élancement λ .

Le rapport $A_s/B = 2\%$

$$\alpha = \begin{cases} \frac{0.85}{1 + 0.2 \times \left(\frac{\lambda}{35}\right)^2} \to 0 \le \lambda \le 50\\ 0.6 \times \left(\frac{50}{\lambda}\right)^2 \to 50 \le \lambda \le 70 \end{cases}$$

On calcul l'élancement $\lambda = \frac{l_f}{i}$

l_f: Longueur de flambement.

l₀: Longueur du poteau.

i : Rayon de giration :
$$i = \sqrt{\frac{I}{B}}$$

I: moment d'inertie : $I = \frac{b_1 \times h_1^3}{12}$

$$l_f = 0.7 \times l_0 = 0.7 \times 3.75 = 2.625m$$

$$B = 0.4 \times 0.5 = 0.2m^2$$

$$I = \frac{0.5 \times 0.4^{3}}{12} = 2.66 \times 10^{-3} m^{4}$$

$$i = \sqrt{\frac{2,66 \times 10^{-3}}{0,2}} = 0,115$$

$$\lambda = \frac{l_f}{i} = \frac{2,625}{0.115} = 22.8 < 50$$

$$\Rightarrow \alpha = 0.6 \times \left(\frac{50}{22.82}\right)^2 = 2.880$$

$$B_r \ge \frac{441,33 \times 10^{-3}}{2,88 \times \left[\frac{25}{0,9 \times 1,5} + \frac{400}{1,15} \times 0.02\right]} = 0.0209m^2$$

On a : $B_r = (40-2.5) \times (50-2.5) = 0.178m^2$

 $B_r = 0.178 > 0.0209$

Donc le poteau ne risque pas au flambement.

7.5. Les Dimensions adoptées :

Après avoir fini le pré dimensionnement des éléments structuraux et que nous avons fait toutes les vérifications nécessaires, nous avons adopté les sections suivantes :

- \triangleright Les poutres de chainages (40 × 30) cm².
- \triangleright Poteaux en béton armé (40 × 50) cm².



Chapitre IV : Etude du plancher mixte



IV.1- Introduction:

Dans le monde de la construction, l'association de l'acier et du béton est la combinaison la plus fréquemment utilisée. Bien que de nature différente, ces deux matériaux peuvent être complémentaires :

- Le béton résiste en compression et l'acier en traction.
- Les éléments métalliques sont relativement élancés et sujets au voilement;
- le béton peut empêcher ce voilement.
- Le béton assure à l'acier une protection contre la corrosion et une isolation thermique aux températures élevées (augmentation de la résistance au feu).
- Sous réserve d'une disposition appropriée, l'acier permet de rendre la structure ductile.

Pour que l'ensemble travaille de façon monolithique, il faut s'assurer que les efforts sont bien transmis entre la poutre et le béton de la dalle. C'est le rôle des connecteurs.

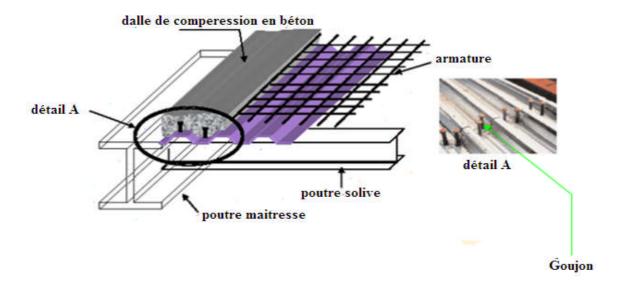


Figure 4.1 : Schéma des composants du plancher mixte

IV.2-Etude de la dalle collaborant :

- Dalle en béton armé d'épaisseur t = 10cm.
- Coefficient d'équivalence (acier béton) : $n = \frac{E_a}{E_b} = 20,65$
- Coefficient de retrait du béton : $\varepsilon = 2 \times 10^{-4}$
- Contraintes admissibles des matériaux :
 - Pour l'acier : $f_y = 235 \text{ Mpa}$
 - Pour le béton : $f_{c28} = 25 \text{ Mpa}$



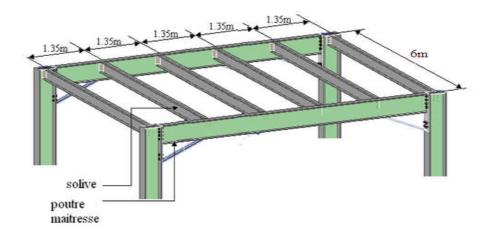


Figure 4. 2 : Schéma de la trame supportant les planchers

IV.3-Evaluation des charges:

Ce sont les actions correspondant aux mobiliers et aux personnes qui habites ou fréquemment l'immeuble. Pour cela le règlement technique **DTR-BC 2.2** (charges et surcharges) nous fixe les valeurs des charges et surcharges.

a) Les charges permanentes :

Tableau IV.1: Evaluation des charges permanentes.

Nature de l'élément	Matériau	Epaisseur (cm)	Poids surfacique (KN/m²)	Valeur de la charge totale (KN/m²)
	Revêtement en carrelage	2	0.5	
Plancher	Mortier de pose	2	0.2	
	Lit de sable	3	0.54	7.00
	Enduit en plâtre+mur de séparation	2+9	1.2	5.09
	Tôle type TN40		0.15	
	Dalle en béton armé	10	2.5	



b) Les surcharges d'exploitation(Q) :

Plancher courant : $= 2.5 \text{ KN} / \text{m}^2 \text{ (usage bureau)}$

Méthode de calcul:

Le calcul de plancher mixte se fait en deux phases :

- Phase de construction
- Phase finale

Méthode de calcul

a) Phase de construction :

Le profilé d'acier travail seul et les charges de la phase de construction sont :

- Poids propre du profilé
- Poids propre du béton
- Surcharge de construction (ouvrier)

b) Phase finale:

Le béton ayant durci, donc la section mixte (le profilé et la dalle) travaillant ensemble.

On doit tenir compte des charges suivantes :

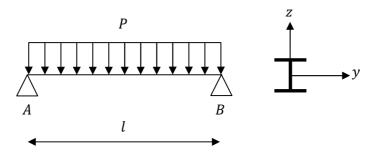


Figure 4.3 : Schéma statique de la solive.

IV.4- Pré dimensionnement des solives :

On a les caractéristiques suivantes :

Portée de la solive : l = 6 m

Entre axe des solives : $e_{solive} = 1,35m$

a) Phase de construction :

Le profilé d'acier travail seul, donc les charges de la phase de construction sont :

- Poids propre du béton $G_b = 2.5 \text{ KN/m}^2$
- Poids propre de la tôle TN40...... $G_t = 0.15KN/m^2$
- Surcharge de construction (ouvrier)......Q_c =1,00 KN/m²

1) Combinaison des charges :



• A l'Etat Limite de Service :

$$\begin{aligned} q_s &= (G_b + G_t + Q) \ x \ 1.35 \\ q_s &= (2.5 + 0.15 + 1.00) \ x \ 1.35 \\ \textbf{q}_s &= \textbf{3.375KN/m} \end{aligned}$$

Il faut vérifier : $f_{cal} \le f_{ad}$

Avec:

$$f_{cal} = \frac{5 \cdot P_{s} \cdot l^{4}}{384 \cdot E \cdot I_{v}}$$

$$f_{ad} = \frac{l}{250}$$

$$I_y = 250 \cdot \frac{5 \cdot P_s \cdot l^3}{384 \cdot E} = 250 \cdot \frac{5 \cdot 3,375 \cdot 6^3}{384 \cdot 2,1} = 1130,02cm^4$$

Soit un **IPE180** avec $I_y = 1317cm^4$

- 2) Vérification de la classe de la section :
 - Vérification de la semelle (comprimée) :

$$\frac{b_f}{2 \cdot t_f} \leq 10 \cdot \varepsilon \Longrightarrow \frac{91}{2 \cdot 8} \leq 10 \cdot 1 \Longrightarrow 5,687 \leq 10 \to \text{Semelle de classe 1}$$

avec:
$$\varepsilon = \sqrt{\frac{235}{f_y}} = \sqrt{\frac{235}{235}} = 1$$

> Vérification de l'âme :

$$\frac{d}{t_{w}} \le 72 \cdot \varepsilon \Longrightarrow \frac{146}{5.3} \le 72 \cdot 1 \Longrightarrow 27,547 \le 72 \to \text{Ame de classe } 1$$

Donc la section est de classe 01

3) Vérification en tenant compte du poids du profilé :

> La flèche :

$$P_s^{'} = P_s + G_{\text{profilé}} = 9,566 \, KN/m$$

$$P_s^{'} = 3.375 + 0.188 = 3,563 \, KN/m$$

$$f_{cal} = \frac{5 \cdot 3,563 \cdot 6^4}{384 \cdot 2,1 \cdot 1317} \cdot 10^2 = 2,17cm < f_{ad} = \frac{600}{250} = 2,4cm \rightarrow \text{V\'erifi\'ee}$$

> La résistance :

Les combinaisons de charges à considérées sont :

• A l'Etat Limite Ultime :

$$q_u = 1,35 \text{ x } g_p + (1,35 \text{ x } G_b + 1,35 \text{ x } G_t + 1,5 \text{ x } Q) \text{ x } 1,35$$

$$q_u = 1,35 \times 0.118 + (1,35 \times 2.5 + 1,35 \times 0.15 + 1,5 \times 1) \times 1,35 = 5,24$$
KN/m

$$M_{sd} = \frac{P_u \cdot l^2}{8} = \frac{5,24 \cdot 6^2}{8} = 23,58KN \cdot m$$

$$M_{Rd} = \frac{W_{pl} \cdot f_y}{\gamma_{M_0}} = \frac{166,4 \cdot 235 \cdot 10^{-3}}{1} = 39,10 \text{KN} \cdot m > 23,58 \text{KN} \cdot m \rightarrow \text{V\'erifi\'ee}$$

> Cisaillement:

$$V_{sd} = \frac{P_u \cdot l}{2} = \frac{5,24 \cdot 6}{2} = 15,72KN$$

$$V_{pl,Rd} = \frac{A_{vz} \cdot (f_y / \sqrt{3})}{\gamma_{Mo}} = \frac{11,3 \cdot 10^{-1} \cdot (235 / \sqrt{3})}{1} = 153,31 KN > 15,72 KN$$

$$V_{pl,Rd} > V_{sd} \rightarrow V$$
érifiée

Toutes les conditions sont vérifiées, donc la section n'a pas besoins d'un étayement.

b) Phase finale:

Le béton ayant durci, donc la section mixte (le profile et la dalle) travaillant ensemble donc les charges de la phase finale sont :

- Surcharge d'exploitation (usage du bureau)......Q = 2.5 KN/m².
- Poids propre de la tôleTN40...... $G_t = 0.15KN/m^2$.
- Carrelage, mortier de pose, + accessoires $G_c = 2 \text{ KN/ m}^2$.

b.1 Combinaison de charge:

L'entre axe entre les solives est de 1,35m.

• A l'Etat Limite Ultime :

$$q_u = 1,35g_p + (1,35 G_b + 1,35 G_t + 1,35 G_c + 1,5.Q) \times 1,35$$



$$\begin{aligned} q_u &= 1,\!35\!\times\!0,\!188 + (1.35\times\!2,\!5+1,\!35\times0,\!15\!+1,\!35\times2\!+1,\!5\times2.5)\times1,\!35\\ q_u &= 13,\!79 \text{ KN/m}. \end{aligned}$$

• A l'Etat Limite de Service :

$$\begin{split} q_s &= g_p + (G_b + G_t + \, Q + G_c) \times \, 1.35 \\ q_s &= 0.188 + (2.5 + 0.15 + 2.5 + 2) \times \, 1.35 \\ q_s &= 9.84 \, \, \text{KN/m}. \end{split}$$

b.2 Largeur de la dalle effective :

La section est sous moment positif (en travée) La largeur participante de la dalle est donnée par la relation suivante :

$$\boldsymbol{b}_{eff} = 2 \cdot min \left[\frac{l_0}{8}, \frac{b}{2} \right] \rightarrow EC4 \text{ art } 4.2.2.1$$

Avec:

 l_0 : Longueur de la solive.

b: Entre axe des solives.

$$b_{eff} = 2 \cdot min \left[\frac{6}{8}, \frac{1,35}{2} \right] = 1,35 \, m$$
 $b_{eff} = 1,35 \, m$

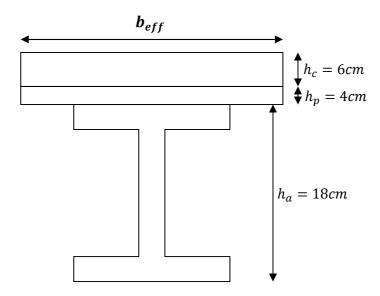


Figure 4.4 : Largeur de la dalle effective.

b.3 Position de l'axe neutre :

La position de l'axe neutre (Δ) de la section mixte par rapport à l'axe neutre de solive est donnée par la formule suivant :



➤ La section mixte :
$$S = 23.9 + \frac{135 \times 10}{15} = 113.9 cm^2$$
 \rightarrow S=86.77 cm²

► Donc:
$$d = \frac{135 \times 10}{15} \times \frac{10 + 18}{2 \times 113.9} = 11,06 \text{ cm} \rightarrow d = 11,06 \text{ cm}$$

b.4 Position de l'axe neutre plastique :

 Z_{anp} : position de l'axe neutre plastique à partir de la fibre supérieure du béton.

L'axe neutre plastique c'est un axe qui devise la section de deux aires égales.

$$F_a = A \frac{f_y}{\gamma_{M1}} = 23.9 \times \frac{23.5}{1.1} = 510.59 \text{ KN}$$

$$F_c = b_{eff}^{\oplus} \cdot h_c \cdot \left(0.85 \frac{f_{c28}}{\gamma_c}\right) = 135 \times 10 \times \left(0.85 \frac{2,5}{1.5}\right) = 1912.5 \text{ KN}$$

 $F_c \succ F_a \rightarrow axe$ neutre plastique passe dans la dalle

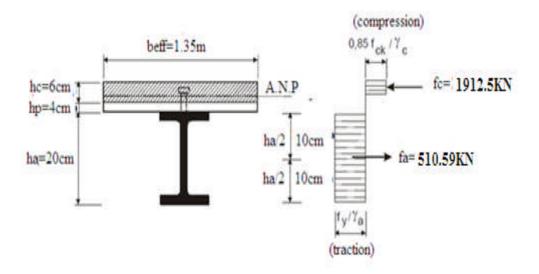


Figure 4.5 : Distribution plastique des contraintes normales cas de l'axe neutre plastique dans la dalle.

v_i: Position de la fibre la plus tendue de l'acier par rapport à l'axe neutre.

v_s: Position de la fibre la plus comprimée du béton par rapport à l'axe neutre.



$$v_i$$
= (h / 2) + d = (18 / 2) + 11,06= 20,06cm

$$\upsilon_s$$
= $(h / 2) + t - d = (18/2) + 10 - 11,06 = 7,94cm$

b.5 Le moment d'inertie de la section mixte :

Le moment d'inertie de la section mixte par rapport à l'axe neutre (Δ) :

$$\begin{split} I_m &= I_A + A \cdot d^2 + \frac{b \times t^3}{12 \times n} + \frac{b \times t}{n} \left(\frac{t + b}{n} - d \right)^2 \\ I_m &= 1317 + 23.9 \times (11,06)^2 + \frac{135 \times 10^3}{12 \times 15} + \frac{135 \times 10}{15} \left(\frac{10 + 135}{15} - 11.06 \right)^2 \\ I_m &= 5165,25 \text{ cm}^4 \end{split}$$

b.6 Moment fléchissant maximal dans la section mixte :

$$M_{sd} = \frac{q_u \times L^2}{8} = \frac{13,69 \times 6^2}{8} = 61,60 \text{ KN.m}$$

b.7 Calcul du moment plastique résistant :

$$Z_{anp} = \frac{F_a}{b_{eff}^{\oplus} \cdot \left(0.85 \frac{f_{c28}}{\gamma_c}\right)} = \frac{510.59}{135 \times \left(0.85 \frac{25}{1.5}\right)} = \frac{510.59}{191.25} = 2.66 \text{ cm} < h_c$$

$$M_{pl,Rd} = F_a \times \left(\frac{h_a}{2} + h_p + h_c - \frac{Z_{anp}}{2}\right)$$

$$\Longrightarrow M_{pl,Rd} = 510.59 \times \left(\frac{18}{2} + 4 + 6 - \frac{2,66}{2}\right)$$

$$\Longrightarrow M_{pl,Rd} = 90,22 \text{ KN.m}$$

On a $M_{sd} < M_{plRd} \rightarrow$ La condition est vérifiée

3) Contrainte de flexion :

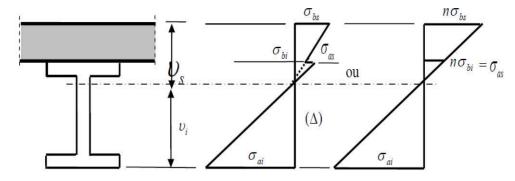


Figure 4.6 : Diagramme de contraintes de flexion simple.

a) Contraintes dans la poutre d'aciers :



> Traction:

$$\sigma_{ai} = \frac{-M_{sd}}{I_m} \cdot v_i = \frac{-61.6 \cdot 10^6}{5165.25 \cdot 10^4} 20.06 \cdot 10 \Longrightarrow \sigma_{ai} = -239.23 \, Mpa$$

> Compression:

$$\sigma_{as} = \frac{M_{sd}}{I_m} \cdot [v_s - t] = \frac{61,60 \cdot 10^6}{5165,25,10^4} \cdot [79,4 - 100] \Rightarrow \sigma_{as} = 24.56 \, Mpa$$

- b) Dans le béton :
- > Compression (fibre supérieure) :

$$\sigma_{bs} = \frac{M_{sd}}{\eta \cdot I_m} \cdot v_s = \frac{61,60. \ 10^6}{15. \ 5165,25. \ 10^4} \cdot 79,4 \Longrightarrow \sigma_{bs} = 6.31 \ Mpa$$

Compression (fibre inférieure) :

$$\sigma_{bi} = \frac{M_{sd}}{\eta \cdot I_m} \cdot [v_s - t] = \frac{61.60. \ 10^6}{15. \ 5165.25. \ 10^4} \cdot [79.4 - 100] \Longrightarrow \sigma_{bi} = 1.63 \ Mpa$$

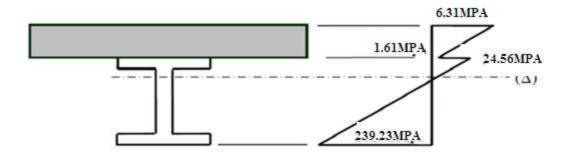


Figure 4.7 : Diagramme de contraintes de flexion simple.

3) Vérification à l'effort tranchant :

On doit vérifier que :

$$T = \frac{v_{sd}}{t_w.d} \le 058 f_y$$

$$V_{sd}^{max} = \frac{q_{u.l}}{2} = \frac{13.79.6}{2} = 41.37 \text{ KN}$$

$$T = \frac{41.37 \cdot 10^{-3}}{0.56 \cdot 11,06 \cdot 10^{-4}} = 66.79 \ Mpa \le 0,58. f_y = 136.3 Mpa \longrightarrow V\acute{e}rifi\acute{e}$$

4) Vérification de la flèche :

$$f = \frac{5 \cdot q_s \cdot l^4}{384 \cdot E_a \cdot I_m}$$



$$f = \frac{5. 9,84.600^4}{384.21.10^7.5165,25} = 1.5 \text{cm} < \frac{600}{250} = 2.4 \text{ cm} \rightarrow \text{V\'erifi\'e}$$

4) Contrainte additionnelle de retrait :

> Effort de retrait

Après coulage de la dalle, le béton en durcissement, devrait s'accompagner d'un retrait (raccourcissement \mathcal{E}). Mais la dalle étant solidarisée avec les poutres en acier ce retrait est contrarié par l'acier, qui s'oppose au raccourcissent de la dalle à l'interface acier / béton.

L'effet du retrait peut, se cumuler avec l'effet d'un abaissement de température. Ces effets provoquent :

- \blacksquare Un raccourcissement de la poutre acier ε_a
- •Un allongement de la dalle béton ε_b par rapport à sa position d'équilibre, car ne pouvant librement se rétracter, le béton se tend. En fait, ce qui équivaut à un allongement, et l'on a : $\varepsilon = \varepsilon_a + \varepsilon_b$

> Calcul des contraintes

On a:

$$K = \frac{A_c \cdot E_a \cdot \varepsilon \cdot \beta \cdot A_a}{n \cdot I_a \cdot A_a + A_c \cdot I_a + A_c \cdot A_a \cdot \beta^2}$$

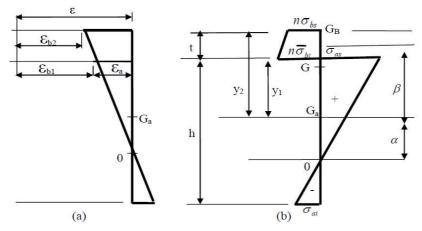


Figure 4.8 : Effets du retrait : (a) déformations dues au retrait (b) contraintes dues au retrait.

Avec:

β: Distance entre le CDG de l'acier et le CDG du béton.

$$\beta = \frac{h_{\rm a} + t}{2} = \frac{18 + 10}{2} = 14cm$$

α: Distance entre le CDG de l'acier et l'AN de la section homogène.

$$\alpha = \frac{I_y}{A_a \cdot \beta} = \frac{1317}{23.9 \cdot 15} = 3.67 \ cm$$

D'où:

$$K = \frac{135 \cdot 2.1 \cdot 10^7 \cdot 2 \cdot 10^{-4} \cdot 14 \cdot 23,9}{(15. \ 1317 \ .23,9) + (135 \cdot 10 \cdot 1317) + (135 \cdot 10 \cdot 23,9 \cdot 14^2)} = 221.27 \text{N/cm}^3$$



Avec :
$$B = b_{eff}$$
 . $t = 135$. $10 = 1350cm^2$

 y_1 : Distance entre l'interface et l'axe neutre de la section homogène.

$$y_I = \frac{h}{2} + \alpha = \frac{18}{2} + 3,67 = 12,67cm$$

 y_2 : Distance entre la fibre supérieure du béton et l'axe neutre de la section homogène.

$$y_2 = y_1 + t = 12,67 + 10 = 22,67cm$$

D'où, les contraintes seront comme suite :

$$\begin{split} \sigma_{as} &= K \cdot Y_1 = 221,27 \cdot 10^{-3} \cdot 126.7 = 28.03 \, MPa \\ \sigma_{ai} &= K \cdot (h_a - Y_1) = 221,27 \cdot 10^{-3} \cdot (180 - 126.7) = 11.79 \, MPa \\ \sigma_{bi} &= \frac{(E_a \cdot \varepsilon - K \cdot Y_1)}{\eta} = \frac{(2.1 \cdot 10^5 \cdot 2 \cdot 10^{-4} - 221.27 \cdot 10^{-3} \cdot 126.7)}{15} = 0.93 MPa \\ \sigma_{bs} &= \frac{(E_a \cdot \varepsilon - K \cdot Y_2)}{\eta} = \frac{(2.1 \cdot 10^5 \cdot 2 \cdot 10^{-4} - 221.27 \cdot 10^{-3} \cdot 226.7)}{15} = -0.54 MPa \end{split}$$

5) Vérification des contraintes finales :

$$\begin{split} &\sigma_{as} = 28.03 + 24.56 = 52.59 MPa < f_y = 235 MPa \to \text{V\'erifi\'ee} \\ &\sigma_{ai} = 11.79 + -239.23 = -227.44 MPa < f_y = 235 MPa \to \text{V\'erifi\'ee} \\ &\sigma_{bs} = -0.54 + 6.31 = 5.77 MPa < f_{bu} = \frac{0.85 \cdot f_{c28}}{\gamma_b} = 14.2 MPa \to \text{V\'erifi\'ee} \\ &\sigma_{bi} = 1.63 + 0.93 = 2.56 MPa < f_y = \frac{0.85 \cdot f_{c28}}{\gamma_b} = 14.2 MPa \to \text{V\'erifi\'ee} \end{split}$$

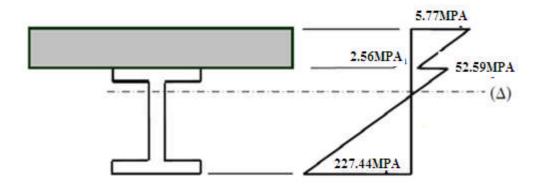


Figure 4.9 : Diagramme des contraintes normales finales en MPa

3) Calcul et dimensionnement des connecteurs

Lorsque la poutre mixte est soumise aux actions extérieures. Un glissement apparaît entre le béton et l'acier. Pour éviter cela et rendre solidaire le béton et l'acier on utilise des connecteurs.



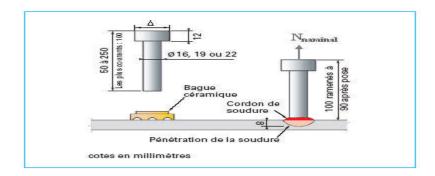


Figure 4.10 : Caractéristique des connecteurs

a)L'avantage des goujons connecteurs :

L'avantage des goujons est de combiner une rigidité relativement élevée avec une grande capacité de déformation. En effet, par rapport à des cales, les goujons à tête peuvent être disposés avec un espacement suffisant qui facilite grandement leur utilisation.

b) L'inconvénient des goujons connecteurs :

Il est lié au problème de soudabilité particulièrement lors de l'utilisation de tôles galvanisées ou de semelles de poutres peintes mais également en présence d'eau entre la tôle profilée et la semelle.

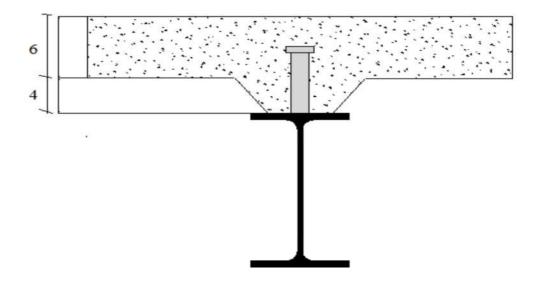


Figure 4.11 : Schéma de position des connecteurs.

Les connecteurs choisis sont des goujons à têtes soudées avec :

h=80mm

d=20mm

D'après l'Eurocode 04 (clause 2 de l'art 6.12)

Les goujons a têtes soudées d'une longueur hors tout après soudage d'où moins quatre fois le diamètre, et d'un diamètre de moins (16mm) sans dépasser (22 mm), peuvent être considérés comme ductile des degrés de connexion définit par le rapport : N/N_f



$$5 \le L \le 25 \rightarrow \frac{N}{N_f} \ge 0,25 + 0,03L$$

Avec:

L : La portée en mètre

N_f: nombre de connecteurs déterminés pour la longueur de poutre

N : nombre de connecteurs présents à l'intérieure de même longueur de poutre

1- Résistance au cisaillement

Le dimensionnement de la connexion est réalisé en supposant une connexion complète, on utilise des tôles profilées en acier et des goujons à tête soudés

La résistance de calcul au cisaillement d'un connecteur vaut :

$$P_{rd} = min(P_{rd1}, P_{rd2})$$
 EC4 Art 6.3.2.1

$$P_{rd1} = 0.8 f_u \frac{\pi d^2}{4} \frac{1}{\gamma_u}$$
(1)

P_{rd1} : effort résistant au cisaillement de goujon lui-même.

$$P_{rd2} = 0.29 \ \alpha d^2 \sqrt{f_{ck} E_{cm}} \frac{1}{\gamma_v} \dots (2)$$

P_{rd2} : effort résistant au cisaillement de l'enrobage du goujon.

 f_u : la résistance ultime en traction spécifiée de matériau du goujon, sans dépasser 500 N/mm² f_{ck} = 250 daN/cm² (la résistance à la compression à 28 jours de classe (C25/30).

 E_{cm} : la valeur du module sécant du béton (pour un béton de masse volumique courante d'une classe de résistance donnée ou de résistance caractéristique à la compression f_{ck} .

Pour la classe (C25/30) on a $E_{cm} = 30.5 \text{ KN/mm}^2$

 α = facteur de correction

$$\alpha = \begin{cases} 0.2[(h/d) + 1] \rightarrow 3 \le \frac{h}{d} \le 4 \\ 1 \rightarrow \frac{h}{d} > 4 \end{cases}$$

h: est la hauteur hors tout de goujon

$$\frac{h}{d} = \frac{80}{20} = 4$$

$$\alpha = 0, 2(4+1) = 1$$

 γ_{ν} : Coefficient partiel de sécurité pris égal à 1.25 à l'état limite ultime.

> Application Numérique :



(1)
$$\Leftrightarrow$$
 $P_{rd1} = 0.8 \times 400 \times \frac{3.14 \times 20^2}{4} \frac{1}{1.25} = 80.38 \text{ KN}.$

(2)
$$\Leftrightarrow P_{rd2} = 0.29 \times 1 \times (20)^2 \sqrt{25 \times 30, 5.10^3} \frac{1}{1.25} = 81.03 \text{ KN}.$$

Donc: La résistance de calcul au cisaillement d'un connecteur vaut:

$$Prd = \min [Prd1, Prd2] = 80.38 \text{ KN}$$

2- Dimensionnement de la connexion de la poutre :

La poutre est simplement appuyée et chargée uniformément.

$$V_{el} = \min \begin{cases} \frac{A_a \cdot f_y}{\gamma_a} \\ 0.85.b_{eff} \cdot \frac{(h_c + h_p)f_{ck}}{\gamma_c} \end{cases}$$

$$= \begin{cases} A_a : \text{ section d'acier soit } 28.5 \text{ cm}^2 \\ f_y : 235 \text{ Mpa (S235)} \\ \gamma_a : \text{ coefficient de sécurité pour l'acier soit } 1.1 \end{cases}$$

$$\Rightarrow V_{el} = \min\left(\frac{23.9 \times 235 \times 10^{-1}}{1.1}; 0, 85.1350.\frac{100}{1.5} \times 25.10^{-3}\right) = 510,59 \text{ KN}$$

Le nombre de goujons est :

$$N = \frac{V_{el}}{P_{Rd}} = \frac{510,59}{80,38} = 6,35$$

On choisit N = 7 goujons

Il est permis d'espacer les goujons uniformément sur la longueur d'interface, car ici toutes les sections critiques considérées sont de classe 01. La distance entre goujons est de :

$$S = \frac{L_{cr}}{N} \quad avec: L_{cr} = \frac{L}{2} = \frac{600}{2} = 300cm$$
$$S = \frac{300}{7} = 42.85cm$$

→ Donc chaque 37.5 cm on a un goujon

D'où
$$\frac{N}{N_f} = \frac{7}{6.35} = 1.10 > 0.04L = 0.24 \rightarrow v\acute{e}rifi\acute{e}e$$

Vérification des soudures :

- > a: la gorge
- $\rightarrow a \prec \min(d, t_f) = \min(20.8) = 8mm \quad soit \quad 8mm$
- \triangleright l: longueur de cordon de soudure circulaire
- $l = \pi . l = 3.14 \times 20 = 62.8 mm$



$$Acier 235 \begin{cases} \beta_w = 0.8 \\ \gamma_{mw} = 1.25 \\ f_u = 360MPa \end{cases}$$

> L'effort résistant au cisaillemen

$$F_{wrd} = a.l. \frac{f_u}{\beta_w.\gamma_{mw}.\sqrt{3}}$$

$$F_{wrd} = 8 \times 62.8 \times \frac{360 \times 10^{-3}}{0.8 \times 1.25 \times \sqrt{3}} = 104.42 \text{KN}$$

L'effort sollicitant est donnée par :

$$F_{sd} = \frac{V_{lf}}{N} = \frac{510.59}{7} = 72.94KN$$

$$F_{sd} = 72.94KN \prec F_{wrd} = 104.42KN \rightarrow v\acute{e}rifi\acute{e}e$$

IV.5-Calcul de la poutre maitresse :

Les poutres porteuses sont des éléments structuraux qui permettent de supporter les charges des planchers et les transmettent aux poteaux. Elles sont sollicitées principalement par un moment de flexion.

Dans notre cas ont va s'intéresser pour le cas le plus défavorable

1. Caractéristiques du plancher :

• Portée du sommier : L=8.2m

• Entre axe des sommiers : d_{sommier}= 6m

• Entre axe des solives : d_{solive}=1.35m

• Charges permanentes du plancher : G = 5.09KN/m2

• Surcharges d'exploitation : Q = 2,5KN/m2

• Poids de la solive : G_{solive}= 0,188KN/m

Les solives exercent des charges concentrées sur le sommier avec :

Psolive= Gsolive .
$$e_{sommier}$$
=0,188 x 6=1,128KN

1.1. Vérification de la flèche :

Pour vérifier cette poutre, on utilise le principe de superposition.



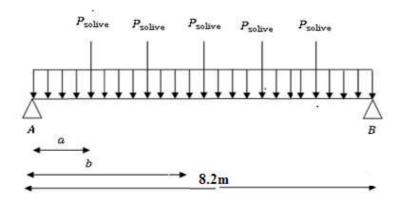


Figure 4.12 : Schéma statique du sommier.

a) Cas $N^{\circ}1$:

On considère le sommier soumis à une charge repartie Ps sur sa longueur.

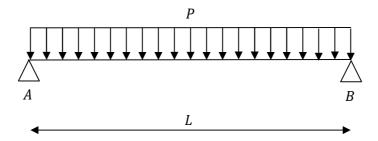


Figure 4.13 : Sommier sous charge répartie.

> Combinaisons de charges :

$$P_s[G+Q].d_{sommier} = [5.09+2.5].6=45,54 \text{ KN/m}$$

Il faut que vérifier :
$$f_{cal1} = \frac{5 q_s l^4}{384 EI_{y1}} \le f_{adm} = \frac{L}{250} = \frac{820}{250} = 3.28 cm$$

$$I_{y1} \ge \frac{5 q_s l^4}{3.28 \times 384 E} = \frac{5 \times 45,54 \times 820^4 \times 10^{-1}}{3.28 \times 384 \times 2.1 \times 10^{-5}} = 389219 cm^4$$

a) Cas $N^{\circ}2$:

On considère le sommier soumis à 5 charges concentrées P_{solive}.



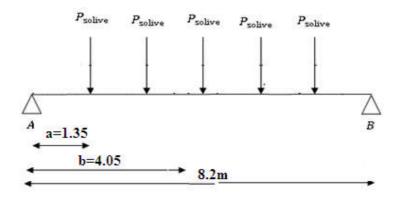


Figure 4.14: Sommier sous les poids des solives.

Utilisons la méthode d'intégration direct de la RDM on trouve

Il faut vérifier : $f_{cal} \le f_{ad}$

Avec:

$$f_{cal2} = \frac{P_{solive}}{24 \cdot E \cdot I_{y2}} \cdot \left[\left[a \cdot (3 \cdot l^2 - 4 \cdot a^2) \right] + \left[b \cdot (3 \cdot l^2 - 4 \cdot b^2) \right] \right]$$

$$f_{ad} = \frac{l}{250}$$

$$I_{y2} = 250 \cdot \frac{P_{solive}}{24 \cdot E \cdot L} \cdot \left[\left[a \cdot (3 \cdot l^2 - 4 \cdot a^2) \right] + \left[b \cdot (3 \cdot l^2 - 4 \cdot b^2) \right] \right]$$

$$I_{y2} = 250 \cdot \frac{1,128}{24 \cdot 2,1 \cdot 8.2} \cdot \left[\left[1,35 \cdot (3 \cdot 8.2^2 - 4 \cdot 1,35^2) \right] + \left[4.05 \cdot (3 \cdot 8.2^2 - 4 \cdot 4.05^2) \right] \right]$$

$$I_{y2} = 555,24 \ cm^4$$

Finalement, l'inertie totale est :

$$I_y = I_{y1} + I_{y2} = 39477,14cm^4$$

Soit un **IPE 550** avec $I_y = 67116.5cm^4$

a) Classe de la section :

Vérification de la semelle :

$$\frac{b_f}{2t_f} \leq 10 \epsilon \ \Rightarrow \frac{210}{2 \times 17.2} = \ 6.10 < 10 \ \mathcal{E} \Rightarrow \textit{Semelle de classe} \ 1$$

Vérification de l'âme :

$$\frac{d}{t_w} \le 72\mathcal{E} \Rightarrow \frac{467.6}{11.1} = 42.12 < 72 \mathcal{E} \Rightarrow Semelle de classe 1$$



b) Vérification en tenant compte du poids du profilé :

> La flèche:

$$P_s' = P_s + G_{\text{profilé}} = 45,54 + 1,128 = 46,67 \, KN/m$$

Cas Nº1:

$$f_{cal1} = \frac{5 \cdot 46,67 \cdot 8.2^4}{384 \cdot 2.1 \cdot 67116.5} \cdot 10^2 = 1.9cm$$

Cas N°2:

$$P_{solive} = 1,128KN$$

$$f_{cal2} = \frac{1,128 \cdot 10^2}{24 \cdot 2,1 \cdot 67116,5} \cdot \left[[1,35 \cdot (3 \cdot 8.2^2 - 4 \cdot 1,35^2)] + [4,.05 \cdot (3 \cdot 8.2^2 - 4 \cdot 4,05^2)] \right]$$

$$f_{cal2} = 0.027cm$$

Finalement, la flèche totale calculée est :

$$f_{cal} = f_{cal1} + f_{cal2} = 1,92cm < f_{ad} = \frac{820}{250} = 3,28cm \rightarrow \text{V\'erifi\'ee}$$

a) Vérification de la résistance :

Cas N°1: Charge repartie

$$P_u = 1,35(G \cdot e_{sommier} + G_{profile}) + 1,5Q \cdot e_{sommier}$$

$$P_u = 1.35 (5.09 \times 6 + 1.055) + 1.5 \times 2.5 \times 6$$

$$P_u = 65,15 \text{ KN/m}$$

$$M_{sd1} = \frac{P_u \times l^2}{8} = \frac{65,15 \times 8.2^2}{8} = 547,58 \text{ KN. m}$$

Cas N°2: Charge concentrée

$$P'_{solive} = P_{solive} = 1,128Kn/m$$

$$M_{sd2} = P'_{solive} \cdot (a+b) = 1{,}128 \cdot (1{,}35 + 4{,}05) = 6{,}09 \ KN \cdot m$$

Finalement, le moment max est :

$$M_{sd} = M_{sd1} + M_{sd2} = 549,72 \text{ KN.m}$$

$$M_{Rd} = \frac{W_{pl} \cdot f_y}{\gamma_{M_0}} = \frac{2787 \cdot 235 \cdot 10^{-3}}{1} = 654,95KN \cdot m > 553,67 KN \cdot m$$

$M_{sd} < M_{plRd} \Rightarrow V\acute{e}rifi\acute{e}e$

La condition de résistance est vérifiée.

Cisaillement :



$$V_{sd} = \frac{P_u \cdot l}{2} + 2 \cdot P'_{solive} = \frac{65,15 \cdot 8.2}{2} + 2 \cdot 1,128 = 269,371KN$$

$$V_{pl,Rd} = \frac{A_{vz} \cdot (f_y / \sqrt{3})}{\gamma_{M_0}} = \frac{72.3 \cdot 10^{-1} \cdot (235 / \sqrt{3})}{1} = 980.94 KN > 269.371 KN$$

$$V_{pl,Rd} > V_{sd} \rightarrow \text{V\'erifi\'ee}$$

Toutes les conditions sont vérifiées, alors on adopte un **IPE 500** comme des sommiers pour le plancher.

IV.6-Calcul de la poutre secondaire :

Les poutres porteuses sont des éléments structuraux qui permettent de supporter les charges des planchers et les transmettent aux poteaux. Elles sont sollicitées principalement par un moment de flexion.

Dans notre cas ont va s'intéresser pour le cas le plus défavorable.

6.1-Caractéristiques du plancher :

• Portée de la poutre : L=6m

• Entre axe de la poutre : d_{poutre}= 8.2m

• Charges permanentes du plancher : G = 5.09KN/m2

• Surcharges d'exploitation : Q = 2,5KN/m2

6.2-Vérification de la flèche :

Pour vérifier cette poutre, on utilise le principe de superposition.

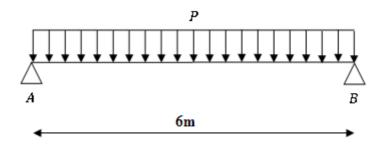


Figure 4.15 : Schéma statique de la poutre secondaire

> Combinaisons de charges :

$$P_s = [G+Q].d_{poutre} = 5.09 + 2.5 = [7.59].8.2 = 62.238 \text{ KN/m}$$

Il faut vérifier que :
$$f_z = \frac{5 \ q_s \ l^4}{384 \ EI_{y1}} \le f_{adm} = \frac{L}{250} = \frac{600}{250} = 2.4 \ cm$$

$$I_{y1} \ge \frac{5 \ q_s \ l^4}{2.4 \times 384 \ E} = \frac{5 \times 62.238 \times 600^4 \times 10^{-1}}{2.4 \times 384 \times 2.1 \times 10^{-5}} = 20838,62 cm^4$$

On choisit un IPE450



6.3-Vérification de la flèche en tenant compte du poids du profilé :

$$P'_{s} = [G+Q].d_{poutre} + G_{poutre} = [5.09+2.5] \times 8.2 + 0.663 = 62.901 KN / m$$

$$f_z = \frac{5 \ q'_s \ l^4}{384 \ E \ I_v} = \frac{5 \times 62.901 \times 600^4 \times 10^{-1}}{384 \times 2.1 \times 10^5 \times 337429} = 1.5 cm < f_{adm} = 2.4 \rightarrow v\acute{e}rifi\acute{e}e$$

a)Classe de la section :

Vérification de la semelle (comprimée) :

$$\frac{b_f}{2 \cdot t_f} \le 10 \cdot \varepsilon \Longrightarrow \frac{190}{2 \cdot 14.6} \le 10 \cdot 1 \Longrightarrow 6,5 \le 10 \to \text{Semelle de classe } 01$$

avec :
$$\varepsilon = \sqrt{\frac{235}{f_y}} = \sqrt{\frac{235}{235}} = 1$$

> Vérification de l'âme :

$$\frac{d}{t_{w}} \le 72 \cdot \varepsilon \Longrightarrow \frac{378.8}{9.4} \le 72 \cdot 1 \Longrightarrow 40.29 \le 72 \to \text{Ame de classe } 01$$

Donc la section est de classe 01

$$P_u = 1.35 (G.d_{poutre} + G_{profile}) + 1.5Q.d_{poutre}$$

$$P_{\mu} = 1.35(5.09 \times 8.2 + 0.776) + 1.5 \times (2.5 \times 8.2) = 88.14 \, \text{KN/m}$$

$$M_{sd} = \frac{P_u.L^2}{8} = \frac{88.14 \times 6^2}{8} = 396.64 \, \text{KN.m}$$

$$M_{pl.rd} = \frac{W_{pl}.f_y}{\gamma_{m0}} = \frac{1701.8 \times 23.5}{1} = 39992.3 \text{KN.cm} = 399.92 \text{KN.m}$$

$$M_{sd} \prec M_{pl.rd} \rightarrow v\acute{e}rifi\acute{e}e$$

La condition de résistance est vérifiée.

b) Vérification au Cisaillement :



$$V_{sd} = \frac{P_u.L}{2} + \frac{88.14 \times 6}{2} = 264.42 KN$$

$$V_{pl.rd} = \frac{A_{vz}.(f_y/\sqrt{3})}{\gamma_{m0}} = \frac{50.8 \times (23.5/\sqrt{3})}{1} = 689.24 KN$$

$$V_{sd} \prec V_{pl.rd} \rightarrow v\acute{e}rifi\acute{e}e$$

Toutes les conditions sont vérifiées, alors on adopte IPE450.

IV.7-Ferraillage de la dalle du plancher :

1) Combinaisons d'actions :

Etat Limite Ultime:

$$P_u = 1,35G + 1,5Q$$

$$P_u = 1.35 \times 5.09 + 1.5 \times 2.5 = 10.62 \text{KN/m}$$

Etat Limite de Service :

$$P_s = G + Q = 7,59 \text{ KN/m}$$

$$\rho = \frac{l_x}{l_y} = \frac{1,35}{8.2} = 0,16 < 0,4...$$
 la dalle travaille dans un seul sens l_x

$$M_0 = \frac{q_u \cdot l_x^2}{8} = \frac{10,62 \times 1,35^2}{8} = 2,41 \text{KN/m}$$

1) Moment en travée et en appuis :

- •Moment en travée : $M_t = 0.85 \text{ x } M_0 = 0.85 \text{ x } 2.41 = 2.05 \text{ KN.m}$
- •Moment sur appuis : $M_a = 0.4 \times M_0 = 0.4 \times 2.41 = 0.96 \text{ KN.m}$

1) Calcul des armatures en travée :

$$b=1m$$

$$h = 10 - 35 = 65 \text{cm} = 0.065 \text{m}$$

$$d = 0.9h = 0.058m$$

$$\mu_{bu} = \frac{M_t}{b \cdot d^2 \cdot f_{bu}} = 0,374 < 0,392 \rightarrow A' = 0$$

$$\alpha = 1,25 \cdot \left(1 - \sqrt{1 - 2 \cdot \mu_{bu}}\right) = 0,62$$

$$z = d \cdot (1 - 0,4 \cdot \alpha) = 0.043 \text{ m}$$

$$A = \frac{M_t}{z \cdot f_{st}} = 1,19cm^2$$

Donc, on ferraille avec **5HA8=2.51cm²**

Les armatures de répartition sont donnée par :

$$A_r = \frac{2,51}{4} = 0,628cm^2$$

On choisit 4HA8 avec A=2.01cm²



1) Condition de non fragilité:

$$A_{\min} = 0,23. \frac{b.d. f_{t28}}{f_a} = 0,23 \frac{100.0,058.10^2.2,1}{400} = 0,7cm^2 < 2,51cm^2 \rightarrow \text{Condition v\'erifi\'ee.}$$

2) Calcul des armatures en appuis :

$$\mu_{bu} = \frac{M_a}{b \cdot d^2 \cdot f_{bu}} = 0.01 < 0.392 \to A' = 0$$

$$\alpha = 1.25 \cdot \left(1 - \sqrt{1 - 2 \cdot \mu_{bu}}\right) = 0.013$$

$$z = d \cdot (1 - 0.4 \cdot \alpha) = 5.76cm$$

$$A = \frac{M_a}{z \cdot f_{st}} = 0.419cm^2$$

Donc on ferraille **5HA8** avec **A=2,51cm**²

2) Espacement des barres :

$$S_{t//x} = \min \left[\left(3.h_c \right); 33 \right] \rightarrow S_{t//x} = 20cm$$

La condition à satisfaire est :

$$S_{t//x} = \frac{100}{5} = 20 \le 20cm \rightarrow ok$$

$$S_{t//y} = \min[(4.h_c); 45] \rightarrow S_{t//y} = 26cm$$

La condition à satisfaire :

$$S_{t//y} = \frac{100}{4} = 25 < 26cm \rightarrow ok$$

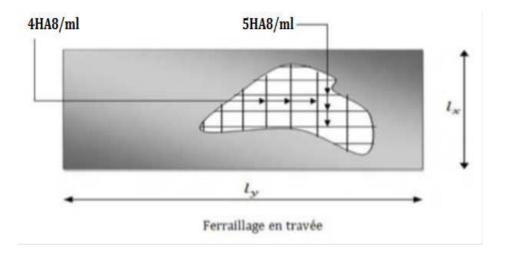
3) Vérification de l'effort tranchant :

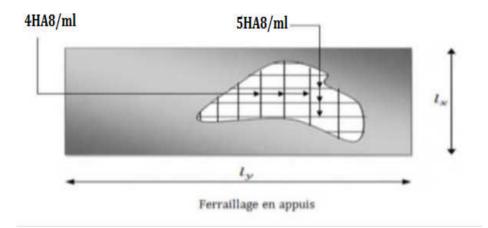
$$V_x = \frac{q_u \cdot l}{2} = \frac{10.62 \cdot 1.35}{2} = 7.17KN$$

$$\tau = \frac{V_x}{b \cdot d} = \frac{7.17}{1 \cdot 0.058} \cdot 10^{-3} = 0.12MPa$$

$$\overline{\tau} = 0.05 \cdot f_{c28} = 1.25MPa > \tau \rightarrow \text{Verifiee}$$







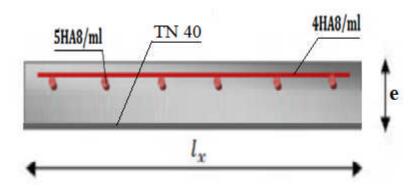


Figure 4.16 : Ferraillage de la dalle.

Chapitre V : Etude des éléments secondaires



V.1-Introduction:

Les escaliers sont des éléments qui permettent l'accès aux différents étages du hangar. Dans notre projet, on a un seul type d'escalier en charpente métallique qui est composé de deux volées liées à un palier de repos, ce dernier se compose d'une solive UPN encastrée aux poteaux, la volée est constituée de deux limons en profilé UPN, et des marches constituées par des cornières de support et de tôle striée.

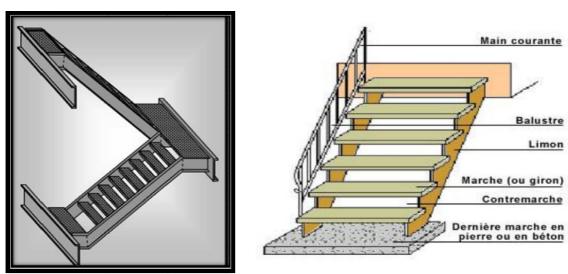


Figure 5.1 : Vue de l'escalier.

V.2-Définitions:

- Un palier : dont la fonction est de permettre un repos pendant la montée, est une aire plane située à chaque étage au départ et à l'arrivée d'une volée d'escaliers.
- Une volée : c'est une partie droite ou courbée d'escalier comprise entre deux paliers successifs.
- **Limon**: c'est une partie rampante d'un escalier dans laquelle s'assemblent les marches et contremarches.
- **Giron** : c'est la largeur d'une marche d'escalier, mesurée entre l'aplomb de deux contremarches successives.

✓ Avantage des escaliers métalliques :

L'escalier en métal est un escalier pré-usiné, La structure d'acier vient en deux ou trois morceaux qui sont assemblés, par boulons, sur place et elle est ensuite recouverte de marches, de contremarches et de limons.



La préfabrication sur mesure et le calcul informatisé des dimensions assurent aussi une grande précision et une qualité uniforme du travail.

Economie de mains d'œuvres et temps de travail.

✓ Inconvénients des escaliers métalliques :

L'entretien et protection contre la corrosion.

V.3-Pré dimensionnement de l'escalier :

h: Hauteur de la contre marche donné par : $16cm \le h \le 18cm$

g: Largeur de la marche (giron) donné par : $25cm \le h \le 32cm$

n: Nombre de contremarche.

H: Hauteur à franchir avec une volée H = 1,36m

La condition assurant le confort de l'escalier est donnée par la relation de BLONDEL

$$60cm \le g + 2 \cdot h \le 64cm$$

Avec:

$$h = \frac{H}{n}$$

On prend $h = 17cm \Rightarrow n = \frac{136}{17} = 8$ (contremarches)

n - 1 = 7(marches)

$$60 \le g + 2 \cdot 17 \le 64 \Rightarrow 26 \le g \le 30 \Rightarrow 0$$
n prend: $g = 30cm$

$$tg\alpha \frac{1.36}{2.1} = 0.647 \Rightarrow \alpha = 32.92^{\circ}$$

✓ Évaluation des charges

a) Charges permanentes:

 $G = 1.97 \text{ KN/m}^2$

b) Charges d'exploitation

 $Q = 2.5 \text{ KN/m}^2$

✓ Pré dimensionnement de la Cornière :

Les cornières sont sollicitées par :

$$G = 1.97 \text{ KN/m}^2$$
.

 $Q = 2.5 \text{ KN/m}^2$.



Chaque cornière reprend la moitié de la charge.

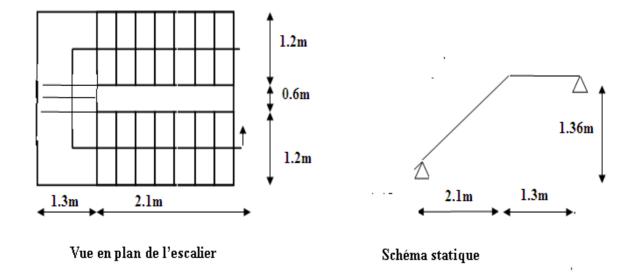


Figure 5.1 : Schéma statique d'escaliers.

✓ Évaluation des charges

a) Charges permanentes:

b) Charges d'exploitation

 $Q = 2.5 \text{ KN/m}^2$

✓ Pré dimensionnement de la Cornière :

Les cornières sont sollicitées par :

$$G = 1.97 \text{ KN/m}^2$$
.

$$Q = 2.5 \text{ KN/m}^2$$
.

✓ Combinaison de charge :

ELU:

$$\begin{split} q_u &= (1.35{\times}G + 1.5{\times}Q) \times \frac{g}{2} \\ q_u &= (1.35{\times}1.~97 + 1.5{\times}2.5) \times 0.3/2 \\ q_u &= 0.961~KN/m. \end{split}$$

ELS:

$$q_{ser}$$
= (G+Q) ×0.3/2
 q_{ser} = (1.97 + 2.5)×0.3/2=0.670 KN/m

$$q_{ser} = 0.670 KN/m$$



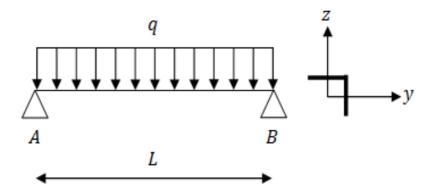


Figure 5.3 : Schémas statique de la cornière

✓ Condition de flèche :

Il faut vérifier : $f_{cal} \le f_{ad}$

Avec:

$$\begin{split} f_{cal} &= \frac{5 \times q_{ser} \times l^4}{384 \times E \times I_y} \\ f_{ad} &= \frac{l}{300} \\ I_y &> 300 \times \frac{5 \times q_{ser} \times l^3}{384 \times E} = 300 \times \frac{5 \times 0.670 \times 10^{-2} \times 120^3}{384 \times 21000} = 2,15 \text{cm}^4 \end{split}$$

Soit une cornière à ailes égale L35x35x4 avec les caractéristiques suivantes :

$$I_y = I_z = 2,95 \text{cm}^4$$

$$W_{\rm ely}=W_{\rm elz}=1.18 cm^3$$

$$G_{corni\`{e}re} = 0.0209 \, KN/m$$

1.3 Vérification en tenant compte du poids du profilé :

• La flèche:

$$\begin{split} f_{cal} & \leq f_{ad} \\ q^{'} = q + G_{corni\`{e}re} = 0.670 + 0.0209 = 0.690 \text{ KN/m} \\ f_{cal} & = \frac{5 \times 0.690 \times 10^{-2} \times 120^{4}}{384 \times 21000 \times 2.95} = 0.3 \text{ cm} < f_{ad} = \frac{120}{300} = 0.4 \text{cm} \rightarrow \text{V\'erifi\'ee} \end{split}$$

• La résistance :

Il faut vérifier que :
$$M_{sd} < M_{rd}$$
 avec $M_{sd} = \frac{q_u l^2}{8}$

$$q_{\rm u} = (1.35 \times G + 1.5 \times Q) \times \frac{g}{2} + (1.35 \times G_{\rm cornière})$$



$$q_u = (1.35 \times 1.97 + 1.5 \times 2.5) \times \frac{0.3}{2} + (1.35 \times 0.0209) = 0.98 \text{ KN/m}$$

$$M_{sd} = \frac{q_u \times l^2}{8} = \frac{0.98 \times 1.20^2}{8} = 0.17 \text{Kn. m}$$

$$M_{Rd} = \frac{W_{ely} \times f_y}{\gamma_{M_0}} = \frac{1.18 \times 10^{-6} \times 235 \times 10^3}{1} = 0.27 \text{Kn. m} > 0.17 \text{Kn. m} \rightarrow \text{V\'erifi\'ee}$$

• Vérification au Cisaillement :

$$V_{sd} = \frac{q_u \times l}{2} = \frac{0.98 \cdot 1.20}{2} = 0.588KN$$

$$A_{vz} = 1{,}04 \cdot h \cdot t = 1{,}04 \cdot 35 \cdot 4 \cdot 10^{-2} = 1{,}456cm^2$$

$$V_{\rm pl,Rd} = \frac{A_{\rm vz} \cdot (f_{\rm y}/\sqrt{3})}{\gamma_{\rm M_0}} = \frac{1.456 \times (23.5/\sqrt{3})}{1} = 19.75 \text{ KN} > 0.752 \text{KN}$$

$$V_{pl,Rd} > V_{sd} \rightarrow V\acute{e}rifi\acute{e}e$$

Toutes les conditions sont vérifiées, alors L(35x35x4) convient comme cornière de support.

Conclusion : On choisit **L**(**35x35x4**) comme cornière de support.

2.3 Pré dimensionnement du limon :

Le limon est l'élément qui supporte le poids total de l'escalier et qui permet aux marches de prendre appui.

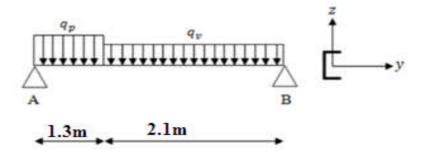


Figure 5.4 : Charges appliqué sur un limon.



2.3.1 Evaluation de charges :

a)Volée:

• Charges permanentes :

-Poids estimé de 2 limon(UPN140) :.....2×0.16=0.32 KN/m.

-Cornière $(35 \times 35 \times 4)$: $2 \times 0.0209 = 0.0418$ KN/m.

-Tôle striée d'épaisseur (e =5mm) : $0.005 \times 78.5 = 0.40 \text{ KN/m}^2$

- Charge totale : $G_v = (0.40 \times 1.20) + (1.57 \times 1) + 0.0418 + 0.32 = 2.41 \text{KN/ml}$

b) Palier:

• Charges permanentes :

$$G_p = 3.35 \text{ KN/m}^2$$

a) Charges d'exploitation :

$$Q = 2.5 \text{ KN/m}^2$$

 $Q = 2.5 \times 1.2/2 = 1.5 \text{ KN/m}$

La charge revenant au limon est :

$$q_v = \frac{(G_v + Q)}{2} = \frac{(2.41 + 1.5)}{2} = 1.955 \text{ KN/m}$$

$$q_p = \frac{(G_p + Q) \times E_m}{2} = \frac{(3.35 + 1.5) \times 1.2}{2} = 2,91 \text{ KN/m}$$

 $\mathbf{E}_{\mathbf{m}}$: La longueur de la marche

$$q = max(q_v; q_p) = 2.91 \text{ KN/m}$$

2.3.2 Condition de flèche :

Il faut vérifier : $f_{cal} \le f_{ad}$

Avec:

$$f_{cal} = \frac{5 \times q_p \times l^4}{384 \times E \times I_y} \le f_{ad} = \frac{l}{300}$$



$$I_y = 300 \times \frac{5 \times q \times l^3}{384 \times E} = 300 \times \frac{5 \times 2,91 \times 10^{-2} \times 340^3}{384 \times 21000} = 212,75 \text{cm}^4$$

Soit un **UPN120** avec les caractéristiques suivantes :

$$I_{v} = 364 \text{cm}^{4}$$

$$W_{ply} = 72.6 \text{cm}^3$$

$$G_{\text{profilé}} = 0.134 \text{ KN/m}$$

$$A_{vz} = 8.8 \text{cm}^2$$

2.3.3 Vérification en tenant compte du poids du profilé :

• La flèche:

$$q' = q + G_{profilé} = 2,91 + 0.134 = 3,04 \text{ KN/m}$$

$$f_{cal} = \frac{5 \times 3,04 \times 10^{-2} \times 340^4}{384 \times 21000 \times 364} = 0,69 cm < \frac{340}{300} = 1.13 cm \rightarrow \text{V\'erifi\'ee}$$

• La résistance :

- Charge totale : $G_v = (0.40 \times 1.2) + (1.57 \times 1) + 0.0418 + 0.134 \times 2 = 2.36 KN/ml$

$$\begin{aligned} q_v &= \frac{(1.35 \times G_v + 1.5 \times Q)}{2} = \frac{(1.35 \times 2.36 + 1.5 \times 2.5)}{2} = &\textbf{3,47 KN/m} \\ q_p &= \frac{\left(1.35 \times G_p + 1.5 \times Q\right) \times E_m}{2} = \frac{(1.35 \times 3.47 + 1.5 \times 2.5) \times 1.2}{2} = \textbf{5,06KN/m} \end{aligned}$$

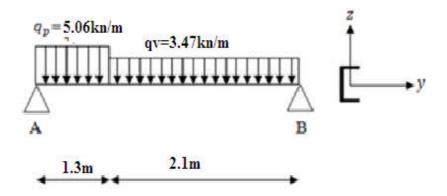


Figure 5.5 : Les charges appliquées sur le limon.

Le limon est considéré comme une poutre isostatique, alors on utilise la méthode de la résistance des matériaux pour calculer les réactions d'appuis et le moment maximal.

$$\Sigma F_{v} = 0 \Longrightarrow R_{A} + R_{B} = 13,87KN$$

$$\Sigma(M/A ETB) = 0 \Longrightarrow \begin{cases} \mathbf{R_A} = \mathbf{6.287KN} \\ \mathbf{R_B} = \mathbf{7.562KN} \end{cases}$$

• Calcul des efforts internes :

$0 \le x \le 1, 3.$

$$\begin{cases} M_Z = -2.53 \times x^2 + 6.287 \times x \\ T_v = 5.06 \times x - 6.287 \end{cases} \Rightarrow \begin{cases} x = 0 \Rightarrow M_Z = 0 \text{KN. m, } T_v = -6.287 \text{KN} \\ x = 1.3 \Rightarrow M_Z = 3.90 \text{KN. m, } T_v = 0.30 \text{KN} \end{cases}$$

Le moment est maximum pour : $x = \frac{6,287}{5,06} = 1,24 < m1,3m$

$$0 \le x \le 2, 1$$

$$\begin{cases} M_Z = -1.84 \times x^2 + 7,\!562 \times x \\ T_y = -3.74 \times x + 7,\!562 \end{cases} \Longrightarrow \begin{cases} x = 0 \Longrightarrow M_Z = 0 \text{KN. m, } T_y = 7,\!562 \text{KN} \\ x = 2,\!1 \Longrightarrow M_Z = 7,\!76 \text{KN. m, } T_y = -0,\!30 \text{KN} \end{cases}$$

Le moment est maximum pour : $x = \frac{7,562}{3.47} = 2,17 \text{m} > 2,1 \text{m}$

$$\Rightarrow$$
 M _{max} = 7,76KN. m

Donc les efforts maximum sont : $M_{sd} = 7,76KN. m$ $V_{sd} = R_B = 7,562KN$

$$M_{Rd} = \frac{W_{ply} \times f_y}{\gamma_{M_0}} = \frac{72,6 \times 10^{-6} \times 235 \times 10^3}{1} = 17,06 \text{KN} \cdot \text{m} > 7,76 \text{KN} \cdot \text{m} \rightarrow \text{V\'erifi\'ee}$$

• Cisaillement:

$$V_{pl,Rd} = \frac{A_{vz} \cdot (f_y / \sqrt{3})}{\gamma_{M_0}} = \frac{8,8 \times (23.5 / \sqrt{3})}{1} = 119.39 \text{KN} > 7,562 \text{KN}$$
 $V_{pl,Rd} > V_{sd} \rightarrow V \acute{e}rifi\acute{e}e$

Conclusion : on choisit pour le limon et pour la volée un UPN120.

2.4 Etude de la poutre palière :

Cette poutre est considérée comme étant semi encastrée dans les poteaux de la cage d'escalier, sa portée est de 3 m, le calcul se fera en flexion simple, alors on prend :

$$M_a = -0.4 \cdot M_0$$

$$M_t = 0.85 \cdot M_0$$



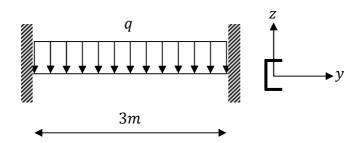


Figure 5.6 : Schéma statique de la poutre palière.

a) Evaluation des charges :

Les charges revenant à la poutre palière sont :

- Réaction du palier à l'ELU
$$R_A = 6.287KN$$

- Réaction du palier à l'ELS
$$R_A = 7,562KN$$

$$q = 2,66 + 7,562 = 10,22KN/m$$

b) La vérification de la flèche et de la résistance :

> Condition de flèche :

Il faut vérifier : $f_{cal} \leq f_{ad}$

Avec:

$$f_{cal} = \frac{5 \cdot q \cdot l^4}{384 \cdot E \cdot I_{y}}$$

$$f_{ad} = \frac{l}{300}$$

$$I_y = 300 \cdot \frac{5 \cdot q \cdot l^3}{384 \cdot E} = 300 \cdot \frac{5 \cdot 10,22 \cdot 3^3}{384 \cdot 2,1} = 513,29 cm^4$$

Soit un **UPN180** avec les caractéristiques suivantes :

$$I_y = 1350cm^4$$

$$W_{ply} = 179cm^3$$

$$G_{\text{profilé}} = 0.219 \, \frac{KN}{m}$$
 $A_{vz} = 15.09 \, cm^2$

c) Vérification en tenant compte du poids du profilé :



> La flèche :

$$q' = q + G_{\text{profil\'e}} = 10,22 + 0,219 = 10,43 \frac{KN}{m}$$

$$f_{cal} = \frac{5 \cdot 10,43 \cdot 3^4}{384 \cdot 2,1 \cdot 1350} \cdot 10^2 = 0,38cm < f_{ad} = \frac{300}{300} = 1cm \rightarrow \text{V\'erifi\'ee}$$

> La résistance :

Les combinaisons de charges à considérées sont :

$$q_u = 1,35 \cdot (2,66 + 0,219) + 6,287 = 10,153 \, \frac{KN}{m}$$

$$M_0 = \frac{q_u \cdot l^2}{8} = \frac{13,724 \cdot 3^2}{8} = 34,26KN \cdot m$$

$$M_t = 0,85 \cdot M_0 = 29,12KN \cdot m$$

$$M_a = 0,4 \cdot M_0 = 13,70KN \cdot m$$

$$M_{Rd} = \frac{W_{ply} \cdot f_y}{\gamma_{M_0}} = \frac{179 \cdot 235 \cdot 10^{-3}}{1} = 42,065KN \cdot m > 29,12KN \cdot m \rightarrow \text{V\'erifi\'ee}$$

> Cisaillement :

$$V_{sd} = \frac{q_u \cdot l}{2} = \frac{10,153 \cdot 3}{2} = 15,229KN$$

$$V_{pl,Rd} = \frac{A_{vz} \cdot \binom{f_y}{\sqrt{3}}}{\gamma_{M_0}} = \frac{15,09 \cdot 10^{-1} \cdot \binom{235}{\sqrt{3}}}{1} = 204,73KN > 15,229KN$$

$$V_{pl,Rd} > V_{sd} \rightarrow \mathbf{V}$$
érifiée

Toutes les conditions sont vérifiées, alors **UPN180** convient comme poutre palière.

2.5 Conclusion:

Dans notre étude des escaliers, on a justifié le choix des dimensions qu'on a prévue en fonction des dimensions de la cage d'escalier; ainsi on a établis le calcul des marches, le calcul de limon et le palier de repos, dans ce dernier on a prévu une tôle strier soudé sur des poutres UPN (différentes inerties). Aussi pour le limon on a utilisé des poutres UPN. Et dans ce qui concerne les marches on a adopté la conception la plus utilisée, qui se constitue d'une tôle striée rigidifiée par des cornières jumelées.



Chapitre VI: Etude des contreventements



VI.1-Introdution:

Les contreventements servent d'une part à résister aux efforts horizontaux et à transférer ces efforts aux fondations et d'empêcher les grandes déformations et de l'autre part, assurer la stabilité de l'ossature. Ils sont disposés en toiture, dans le plan des versants poutres au vent, et en façade (palées de stabilité), et doivent reprendre les efforts horizontaux appliqués tant sur les pignons que sur les long pans.

• Contreventement de la toiture par une poutre au vent :

Les contreventements sont disposés généralement suivant les versants de la toiture. Ils sont placés le plus souvent dans les travées de rive. Leurs diagonales sont généralement des cornières doubles qui sont fixées sur la ferme.

VI.2-Calcul des contreventements de toiture (poutre au vent) :

Les contreventements de toiture sont disposés généralement suivant les versants de la toiture. Ils sont placés le plus souvent dans les travées de rive. Leurs diagonales sont généralement des cornières doubles qui sont fixées sur la ferme. Leur rôle principal est de transmettre les efforts du vent du pignon et du lang-pan aux fondations.

La poutre au vent sera calculée comme une poutre en treillis sur deux appuis chargée par des forces horizontales dues au vent.

Remarque:

- 1. Les diagonales comprimées ne sont pas prises en compte lors de la détermination des efforts dans les barres du moment qu'ils flambent au moindre effort.
- 2. Le problème est ramené à un calcul une poutre isostatique et déterminer ces efforts.
- 3. Les charges sont considérées concentrées et appliquées au droit des nœuds (pour n'avoir que des barres sollicitées par des efforts normaux).

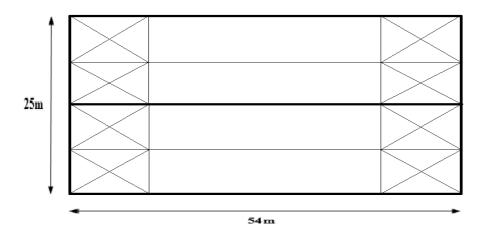


Figure 6.1 : Vue en plan de la poutre au vent.



Schéma statique:

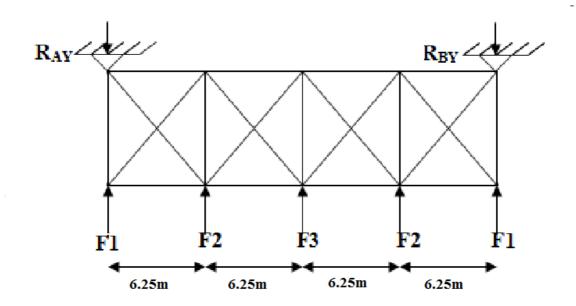


Figure 6.2: Les efforts agissent sur la poutre au vent.

2.1-Les efforts horizontaux dus au vent :

Les forces horizontales dues au vent sont données dans le tableau suivant :

	W*Si (dan)	Ffr/n (dan)	(W*Si + Ffr/n) (dan)	1.5(W*Si + Ffr/n) (dan)
F1	112.229	1711.8	1824.29	2736.435
F2	898.125	1711.8	2609.925	3914.887
F3	1571.79	1711.8	3283.59	4925.385

Tableau VI.1: Les forces horizontales dues au vent

2.2-Détermination des sollicitations dans chaque élément de la poutre au vent :

La détermination des efforts dans les éléments de la poutre au vent est obtenue à l'aide d'un modèle 2D avec le logiciel **Robot Structure Analyse**



Les sollicitations dans les éléments sont données dans le tableau précédent :

$$F_1 = 1.5(V \times s_1) + \frac{F_{fr}}{5}$$

 $L = 12.5m;$
 $h_1 = 11.50m$

$$h_2 = 12,50m$$

$$h_3 = 13m$$

$$V = 1.5 \times 143.7 = 215.55 dan/m^2$$

$$F_{FR} = 8559 dan$$

2.3-Vérification des éléments :

a) Les diagonales :

Par la méthode des coupures ; on établit l'effort \mathbf{F}_d dans les diagonales :

$$Ra = Rb = \sum Fi/3$$

Avec:

$$R = \frac{2 \times (F1 + F2 + F3)}{2}$$

$$R = \frac{2 \times (2736,435 + 3914,,887 + 4925,385)}{2}$$

$$Ra = Rb = 115.76KN$$

$$Ra = Rb = 115,76KN$$

$$tg\alpha = \frac{6,25}{6} \Rightarrow \alpha = 46,169^{\circ}$$

$$F_d = \frac{R - F_1}{Cos(\theta)} = \frac{115,76 - 49,253}{Cos46,169^{\circ}}$$

$$F_d = 96,034 KN.$$

$$N_{sd} = 1.5 \times F_d = 1.5 \times 96,034 = 144,051 \, KN$$

On doit vérifier la condition suivante :

$$N_{Sd} \le N_{pl.Rd} = \frac{A. F_y}{\gamma_{M0}}$$

$$A \ge \frac{N_{Sd}. \gamma_{M0}}{F_y} = \frac{144,051 \times 1,1}{23,5} = 6,742 \text{cm}^2$$

Soit une cornière L(60*60*7) de section A=7,98 cm²

Vérification des diagonales à la traction :

La condition à vérifier est : $N_{t.Sd} \leq N_{t.Rd}$ Avec : $N_{t.Rd} = \min(N_{PL}; N_u)$

$$\gamma_{M0} = 1.1$$
; $\gamma_{M2} = 1.25$; $f_y = 235 \text{ N/mm}^2$; $f_u = 360 \text{ N/mm}$



$$A_{net} = A - e \times d_0 = 798 - 10 \times 7 = 7.28cm^2 \text{ Avec} : N_{t.sd} = 144.051KN$$

$$N_{PL} = \frac{A \cdot f_y}{\gamma_{M0}} = \frac{7.98 \times 23.5}{1.1} = 170.48 KN$$

$$N_u = \frac{0.9 \cdot A_{net} \cdot f_u}{\gamma_{M2}} = \frac{0.9 \times 728 \times 360}{1,25} = 188.69 KN$$

D'OU:
$$N_{t,Rd} = \min(N_{PL}; N_u) = \min("17048"; "18869) \Rightarrow N_{t,Rd} = N_{net} = 17048KN$$

$$N_{tSd} = 14405KN < N_{tRd} = 17048KN$$

Donc la diagonale L (60*60*7) est vérifiée à la traction.

VI.3-Vérification des montants de la poutre au vent :

3.1-Vérification de la panne montante :

Les montants de la poutre au vent sont des pannes qui travaillent à la flexion déviée sous l'action de charge vertical, et en autre a la compression sous F au doit donc vérifier la panne a la flexion déviée la formule de vérification est la suite :

$$\left(\frac{My}{Mply}\right)^{\alpha} + \left(\frac{Mz}{Mplz}\right)^{\beta} \le 1,0$$

3.2-Vérification de la panne intermédiaire :

Donc:

Le poids propre réel G devient :

$$G = [(P_{couverture} + P_{accessoire})*d] + P_{panne}$$

$$G = [(10.05+3)*1.0] + 15.8 = 28.85 \text{ kg/ml}$$

G = 0.288 KN/ml

$$Gz = 0.288*cos 9.09^0 = 0.284 \text{ KN/ml}$$

$$Gy = 0.288*sin 9.09^0 = 0.045 \text{ KN/ml}$$

La combinaison la plus défavorable à L'ELU et L'ELS deviennent :

a) A l'ELU:

Selon l'axe z-z, les charges maximales à l'ELU revenant à la panne la plus sollicitée en tenant compte de la continuité est :

$$Qz = (1.35*0.284-1.5*2.988) = -4.098 \text{ KN/ml}$$



$$Qy = (1.35*0.045+1.5*0) = 0.060 \text{ KN/ml}$$

b) A l'ELS:

$$Qz = (0.284-2.988) = 2.704 \text{ KN/ml}$$

$$Qy = 0.045 \text{ KN/ml}$$

Donc:

$$My = \frac{Qz \times L^2}{8} = \frac{4,098 \times 6^2}{8} = 18,441 Kn \times m$$

$$Mz = \frac{Qy \times (L/2)^2}{8} = \frac{0,060 \times 3^2}{8} = 0,675Kn \times m$$

$$Mply = \frac{Wply \times Fy}{\gamma m_0} = \frac{1239 \times 235 \times 10^{-3}}{1,1} = 26,405Kn \times m$$

$$Mplz = \frac{Wplz \times Fy}{\gamma m_0} = \frac{26.1 \times 235 \times 10^{-2}}{1.1} = 5.575Kn \times m$$

Section de classe(1)
$$\rightarrow \begin{cases} \alpha = 2 \\ \beta = 1 \end{cases}$$

A.N

$$\left(\frac{18,441}{26,405}\right)^2 + \left(\frac{0,675}{5,575}\right)^1 = 0,61\langle 1,0 \rangle$$

Vérifiée

3.3-Vérification de la panne montante au déversement :

La formule de vérification est donnée comme suite :

$$\frac{N}{\chi_{\min} \cdot \frac{Af_y}{\gamma_{m1}}} + \frac{K_{LT} \cdot M_y}{\chi_{LT} \cdot \frac{W_{ply} f_y}{\gamma_{m1}}} + \frac{K_z \cdot M_z}{W_{plz} f_y} \le 1 \quad \text{EC3 Art 5.5.4(2)}$$

$$Nply = \frac{A \times f_y}{\gamma_{M0}} = \frac{20,1 \times 23,5}{1,1} = 429,41kn$$

$$M_{ply} = 26,405 \text{kn.m}$$

$$M_{plz} = 5,575$$
kn.m

$$M_{y} = 2,886$$
Kn.m

$$M_z = 0.886 \text{Kn.m}$$



Calcul de Ky:

$$Ky = 1 - \frac{\mu_Y \times N}{Xy \times A \times f_y} \ avec \ Ky \le 1,5.$$

$$Wply - Wely$$

$$\mu_{y} = \overline{\lambda y} (2 \times \beta_{MY} - 4) + \frac{Wply - Wely}{Wely} \text{ avec } \mu_{y} \le 0.9$$

$$\overline{\lambda y} = \left(\frac{\lambda y}{\lambda_1}\right) \left[\beta_A\right]^{0.5}$$

$$\lambda y = \frac{Ly}{iy} = \frac{600}{6,58} = 91,185$$

$$\lambda_1 = 93.9 \times \xi \ avec \ \xi = \sqrt{\frac{235}{f_y}}$$

Acier S 235
$$\to \xi = \sqrt{\frac{235}{235}} = 1$$

$$\lambda_1 = 93,9 \times 1 = 93,9$$

Section classe $1 \rightarrow \beta A = 1$

$$\overline{\lambda}y = \frac{91,185}{93,3} \times (1)^{0.5} = 0,977$$

Par le tableau 8 de l'Eurocode 03 on a : $\beta_{MY} = 1.3$

A.N:

$$\mu_{Y} = 0.977(2 \times 1.3 - 4) + \frac{1239 - 1087}{1087} = -1.227(0.9)$$

Calcul de χ à l'aide du tableau 5.5.2 de l'eurocode3 :

$$h/b = \frac{160}{82} = 1,95$$
 $\rangle 1,2$

$$T_f = 7.4 \ mm < 40 \ mm$$

Par rapport à l'axe fyy →courbe a

Par rapport à l'axe zz → courbe b

Tableau de L'Eurocode 03:

$$X_Y = 0.69$$

$$X_z = 0.63$$



$$\overline{\lambda}_z = \left(\frac{\lambda_z}{\lambda_1}\right) \times \left[BA\right]^{0.5}$$

$$\lambda_z = \frac{L_z}{i_z} = \frac{300}{1,84} = 163,043$$

$$\lambda_1 = 93.9 \times \xi \quad avec \ \xi = \sqrt{\frac{235}{f_y}} = \sqrt{\frac{235}{235}} = 1$$

$$\lambda_1 = 93,9$$

$$\overline{\lambda}_z = \frac{163,043}{93,9} = 1,736.$$

Par le tableau 8 Eurocode 03 on a:

$$\beta_{MZ} = 1.3$$

A.N

$$\mu_z = 1,736 \times (2 \times 1,3 - 4) + \frac{26,10 - 16,66}{16,66}$$

$$\mu_z = -1,864\langle 0,9 \rangle$$

 $calcul\ de\ X_a\ laide\ de\ tableau\ 5.5.2 Eurocode\ 3$

$$\frac{h}{h} = \frac{160}{82} = 1,95 < 1,2$$

$$t_f = 7.4mm < 40mm$$

Par rapport à l'axe yy \rightarrow courbe a

Par apport à l'axe zz → courbe b

$$X_y = 0.29$$

$$X_z = 0.27$$

IPE 160 convient comme des pannes intermédiaires.





VII.1-Introduction:

Parmi les actions qui peuvent agir sur une structure, le séisme reste de loin le plus dangereux. Les risques liés à l'activité sismique sont omni présent, et de plus en plus prépondérant, provoquant ainsi d'importants dommages matériels et le plus souvent des pertes humaines. En tant que des ingénieurs en génie civil, il est de notre devoir et responsabilité d'assurer la stabilité des structures ainsi que leur bon comportement durant le séisme. Pour cela, il existe des recommandations comme règles parasismiques algériennes (RPA99 V2003) il suffit juste d'appliquer de manière rigoureuse afin de minimiser les risques encourus lors d'un séisme.

Il existe plusieurs logiciels qui nous permettent de modéliser la structure à étudier et lui faire subir toute les sollicitations auxquelles elle devra répondre dans la réalité, ainsi on pourra prévoir son comportement presque réel, d'où la mieux concevoir. Ces différents logiciels sont tous basés sur la méthode des éléments finis.

VII.2-Présentation du logiciel ROBOT :

Le Robot, un des produits de **ROBOT.BAT**, est un logiciel de calcul et d'optimisation des structures, il se base sur la méthode d'analyse par éléments finis pour étudier les structures planes et spatiales de type treillis, portique adaptés au construction en acier, en bois, en béton armé ou mixte, il comprend des modules de dimensionnement, de vérification, d'assemblage, et de ferraillage suivant les différentes normes nationales existantes.

VII.3-Modélisation:

Le logiciel permet d'effectuer les étapes de modélisation (définition de la géométrie, conditions aux limites, chargements des structures, etc.) de façon totalement graphique, numérique ou combinée, en utilisant les innombrables outils disponibles.

VII.4-Analyse de la structure :

4.1-Type d'analyse :

L'analyse élastique globale, peut être statique ou dynamique, selon la satisfaction des conditions posées par les règlements en vigueur, sur les cas de chargement.

- Les chargements statiques :
 - Poids propre de la structure.
 - Les effets dus aux actions climatiques.
- Les chargements dynamiques :
 - Les effets sismiques



4.2-Méthode de calcul:

La détermination de la réponse de la structure et son dimensionnent peuvent se faire par trois méthodes de calcul, dont le choix est en fonction du type de la structure et de la nature de l'excitation dynamique. Il s'agit donc de s'orienter vers l'une des méthodes suivantes :

- Méthode d'analyse dynamique par accélérogramme.
- Méthode d'analyse modale spectrale.
- Méthode statique équivalente.

4.2.1 La méthode statique équivalente :

La méthode de calcul la plus employée pour le calcul dynamique des structures, est celle basé sur l'utilisation des spectres de réponse.

Mais comme le "RPA 99 V 2003" préconise que l'effort tranchant dynamique soit supérieur à 80% de l'effort tranchant statique, donc on calcul l'effort tranchant statique par la méthode statique équivalente.

a) Principe de la méthode :

Les forces réelles dynamiques qui se développent dans la construction sont remplacées par un système de forces statiques fictives dont les efforts sont considérés équivalents à ceux de l'action sismique.

b) Calcul de la force sismique totale :

D'après **l'art 4.2.3 de RPA 99/version 2003,** la force sismique totale **V** qui s'applique la base de la structure, doit être calculée successivement dans deux directions horizontales orthogonales selon la formule :

$$\mathbf{V} = \frac{A \cdot Q \cdot D}{R} \ \mathbf{W}$$

A : coefficient d'accélération de zone, donné par le tableau (4.1) de RPA99/version 2003 en fonction de la zone sismique et du groupe d'usage du bâtiment

Dans notre cas, on est dans la zone \mathbf{Ha} et un groupe d'usage $\mathbf{1B}$ (H=13m< 17m) Nous trouverons : $\mathbf{A} = \mathbf{0.20}$

D: est facteur d'amplification dynamique moyen qui est en fonction de la catégorie de site du facteur d'amortissement (η) et de la période fondamental de la structure (T)



$$D = \begin{cases} 2, 5.\eta & \to 0 \le T \le T_2 \\ 2, 5.\eta \cdot \binom{T_2}{/T}^{2/3} & \to T_2 \le T \le 3s \\ 2, 5.\eta \cdot \binom{T_2}{/3}^{2/3} \cdot \binom{3}{/T}^{5/3} & \to T \le 3s \end{cases}$$

T1, T2: période caractéristique associée à la catégorie du site et donnée par le tableau **4.7** du [RPA99/ version 2003], site (**S3**):

$$\begin{cases} T1(sec) = 0.15s \\ T2(sec) = 0.5s \end{cases}$$

 (η) : Facteur de correction d'amortissement donnée par la formule :

$$\eta = \sqrt{\frac{7}{(2+\xi)}} \geq 0.7$$

Où ξ (%) est le pourcentage d'amortissement critique fonction du matériau constitutif, du type de structure et de l'importance des remplissages.

 ξ : Est donnée par le tableau **4.2 du RPA99 V 2003**

Nous avons une structure en portiques, Donc $\xi = 6\%$

D'où :
$$\eta = 0.935 > 0.7$$

$$\eta = 0.935$$

Estimation de la période fondamentale :

La valeur de la période fondamentale (T) de la structure peut être estimée à partir de formules empiriques ou calculée par des méthodes analytiques ou numériques.

La formule empirique à utiliser est donnée par le RPA 99/ version 2003 par la formule (4.6):

$$T = C_T h_N^{3/4}$$

Avec:

 h_N : Hauteur mesurée en mètres à partir de la base de la structure jusqu'au dernier niveau :

 $h_N=13$ m

C_T: est un coefficient qui est fonction du système de contreventement, du type de remplissage et est donné par le **tableau 4.6 du RPA 99/version 2003**.

« Contreventement assuré par portiques auto stables en béton armée sans remplissage en maçonnerie »

D'où :
$$C_T = 0.075$$



Donc: $\mathbf{T} = \mathbf{C_T h_N}^{3/4} = 0.075 * 13^{(3/4)} = \mathbf{0.51 s}$

$$T_2 = 0.5s \le T = 0.513s \le 3.0s$$

Donc la valeur du facteur d'amplification dynamique moyen est égale :

$$D = 2.5 \eta (T2/T)^{2/3} \implies D = 2.5 \times 0.935 \times (0.5/0.513)^{2/3} = 2.29$$

R : coefficient de comportement global de la structure, Sa valeur est donnée par le tableau

4.3 de RPA 99/ version 2003, en fonction du système de contreventement.

Portiques autostables sans remplissages en maçonneries rigide : $\mathbf{R} = \mathbf{5}$

Q : facteur de qualité de la structure, fonction de la redondance, géométrie, régularité en plan et en élévation et la qualité de contrôle de la constriction.

$$\mathbf{Q} = \mathbf{1} + \sum_{1}^{6} P_q$$

Critère de qualité « q »	P_q
1. conditions minimales sur les files porteuses	0.05
2. Redondance en plan	0
3. régularité en plan	0
4. régularité en élévation	0
5. Contrôle de qualité des matériaux	0.05
6. Contrôle de la qualité de l'exécution	1.0
$\sum P_q$	0.2

Tableau VII. 1: Pénalité de vérification.

Q = 1+0.05+0+0.05+1.0 = 1,2

W: poids total de la structure, W est égal à la somme des poids Wi calculés à chaque niveau (i). $W=\sum W_i$

Avec: $W_i = W_{Gi} + \beta W_{Oi}$

 W_{Gi} : Charges permanentes et à celles des équipements fixes solidaires de la structure.

 W_{0i} : Charge d'exploitation.



β: Coefficient de pondération fonction de la nature et de la durée de la charge d'exploitation et donné par le tableau 4.5 du RPA 99 version 2003.

Dans notre cas : $\beta = 0.2$

 $W_{Gi} = 5843,94 \text{ KN}$

 $W_0 = 242,64 \text{ KN}$

 $W_i = 5843,94 + 0.2 \times 242,64 = 5892,46 \text{ KN}$

On a :
$$V = \frac{A.D.Q}{R}.W$$

Donc:
$$V = \frac{0.2 \times 2.29 \times 1.2}{5} \times 5892,46 = 647,69 KN$$

c) Distribution de la résultante des forces sismiques selon la hauteur :

La résultante des forces sismiques à la base V doit être distribuée sur la hauteur de la structure selon les formules suivantes :

$$V = F_t + \sum_{i=1}^n F_i$$

F_i : Force concentrée au sommet de la structure qui permet de tenir compte de l'influence des modes supérieurs de vibration.

$$F_i = \frac{(V - F_i) \times W_i \times h_i}{\sum_{i=0}^{n} W_j \times h_j}$$

 F_i : Effort horizontal revenant à chaque niveau i.

 h_i : Niveau du plancher ou s'exerce la force F_i .

 W_i , W_j : Poids revenant aux plancher i,j.

 h_i =niveau d'un plancher quelconque.

Pour notre cas $V = F_i$

4.2.2 Principe de la méthode dynamique spectrale :

Par cette méthode, il est recherché pour chaque mode de vibration, le maximum des effets engendrés dans la structure par les forces sismiques représentées par un spectre de réponse de calcul. Ces effets sont par la suite combinés pour obtenir la réponse de la structure.



1) Spectre de repense de calcul:

L'action sismique est représentée par le spectre de calcul RPA 99 V2003 :

$$\frac{S_a}{g} = \begin{cases}
1.25 \text{ A} \left(1 + \frac{T}{T_1} \left(2.5 \eta \frac{Q}{R} - 1\right)\right) & 0 \le T \le T_1 \\
2.5 \eta (1.25 \text{ A}) \frac{Q}{R} & T_1 \le T \le T_2 \\
2.5 \eta (1.25 \text{ A}) \frac{Q}{R} \left(\frac{T_2}{T}\right)^{2/3} & T_2 \le T \le 0.3s \\
2.5 \eta (1.25 \text{ A}) \frac{Q}{R} \left(\frac{T_2}{3}\right)^{2/3} \left(\frac{3}{T}\right)^{5/3} & T \ge 0.3s
\end{cases}$$

Avec les coefficients A, η, R, T1, T2, Q : sont déjà déterminés.

$$Q = 1.2$$
 $A = 0.2$ $\eta = 0.935$ $T1 = 0.15s$ $T2 = 0.5s$

a) Schématisation du spectre de réponse suivant X et Y :

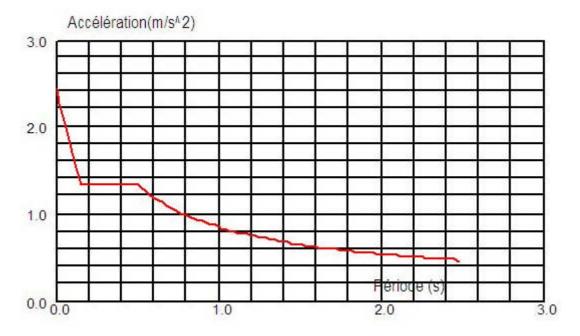


Figure 7. 1: Schéma du spectre de réponse suivant X.

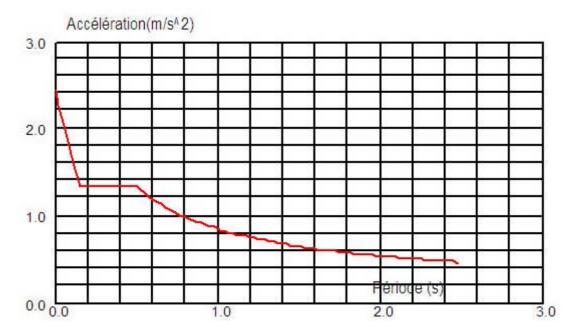


Figure 7. 2 : Schéma du spectre de réponse suivant Y.

2) Nombre de modes à considérer :

- a) Selon le RPA99/V2003, Le nombre de modes de vibration à retenir doit être tel que :
- La somme des masses modales effectives pour les modes retenus soit égale à 90 % au moins de la masse totale de la structure.
- Ou que tous les modes ayant une masse modale effective supérieure à 5% de la masse totale de la structure soient retenus pour la détermination de la réponse totale de la structure.

Le minimum de modes à retenir est de trois (03) dans chaque direction considérée.

b) Dans le cas où les conditions décrites ci-dessus ne peuvent pas être satisfaites à cause de l'influence importante des modes de torsion, le nombre minimal de modes (**K**) à retenir doit être tel que :

$$K \ge 3\sqrt{N}$$
 et $T_K \le 0.2s$

Ou : N est le nombre de niveau au-dessus du sol et T_K la période du mode

3) Résultat de calcul:

a. Pourcentage de participation de masse :

Le pourcentage de participation de masse doit être supérieur à 90% suivant les deux directions, donc on doit augmenter le nombre de modes de vibrations, pour mieux représenter le comportement de la structure.



Dans les trois premiers modes on a :

- -Translation suivant (Y) pour le premier mode.
- -Translation suivant (X) pour le deuxième mode.
- -Rotation pour le quatrième mode.

Cas/I	lode	Fréquence [Hz]	Période [sec]	Masses Cumulées UX [%]	Masses Cumulées UY [%]	Masses Cumulées UZ [%]	Masse Modale UX [%]	Masse Modale UY [%]	Masse Modale UZ [%]	Tot.mas.UX [kg]	Tot.mas.UY [kg]	Tot.mas.UZ [kg]
10/	73	10,56	0,09	91,64	94,03	9,00	2,24	0,18	0,00	584394,51	584394,51	303780,03
12/	1	2,00	0,50	51,31	0,00	0,00	51,31	0,00	0,00	584394,51	584394,51	303780,03
12/	2	2,04	0,49	51,31	76,70	0,00	0,00	76,70	0,00	584394,51	584394,51	303780,03
12/	3	2,18	0,46	51,62	76,70	0,00	0,30	0,00	0,00	584394,51	584394,51	303780,03

Mode	Période	Suivant X	Suivant Y	Suivant Z	Somme	Somme	Somme
	(s)	(%)	(%)	(%)	suivant X	suivant Y	suivant Z
1	0,50	51,31	0,00	0,00	51,31	0,00	0,00
2	0,49	51,31	76,70	0,00	0,00	76,70	0,00
3	0,46	51,62	76,70	0,00	0,30	0,00	0,00
70	0,10	89,25	91,94	8,99	0,78	0,04	0,00
73	0,09	91,64	94,03	9,00	2,24	0,18	0,00

Tableau VII. 2: Pourcentage de participation de masse.

b. Les réponses modales de la structure :

La déformation de la structure suivant les modes de vibration les plus prépondérants est illustrés par les figures suivantes :

Mode 1 : Translation suivant X-X, période T=0.50~s, taux de participation de la masse 51.31%



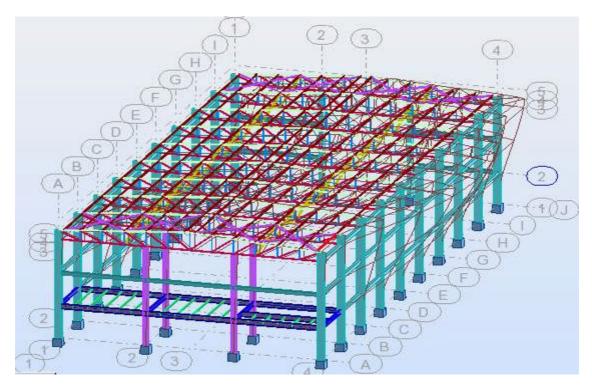


Figure 7. 3 : Mode de déformation (01).

Mode 2 : Translation suivant Y-Y, période T=0.49~s, taux de participation de la masse 76.70%.

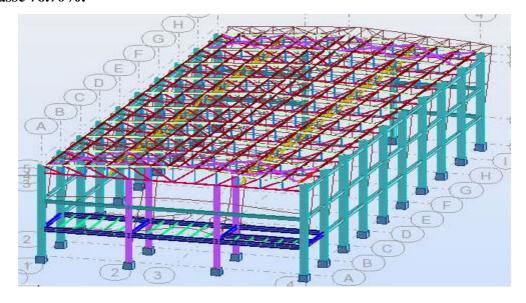


Figure 7. 4 : Mode de déformation (02).

Mode 3: Rotation autour de Z-Z, période T = 0.46



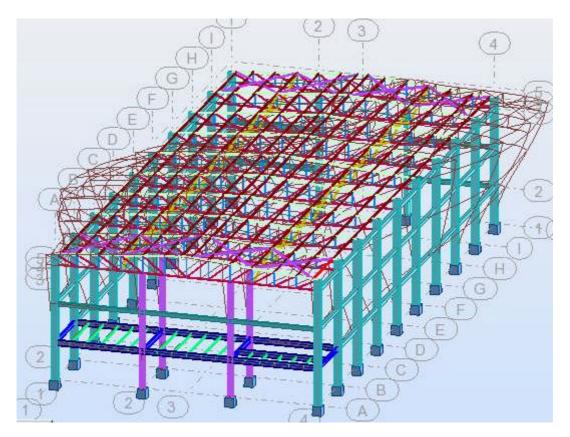


Figure 7. 5 : Mode de déformation (03).

4.3- Analyse des résultats :

Il y a lieu de constater que la structure présente des translations suivant les deux directions horizontales et une rotation autour de l'axe verticale.

a) Les combinaisons de calcul:

Notation:

G: Poids propre.

Q : Charge d'exploitation.

S : Action de la neige.

V : Action du vent.

• V2 : Vent sur le pignon.

• V1 : Vent sur le long pan.

E: Action sismique.

Les combinaisons de calcul adoptées selon les règlements en vigueur sont données dans le tableau suivant :



Combinaisons à	Combinaisons à l'Etat	Combinaisons		
l'Etat limite ultime	limite de service	Accidentelles		
$1.35(G_1+G_2)+1.5Q$	$(G_1 + G_2) + V_D$	$(G_1 + G_2) + Q + E_X$		
$1.35(G_1 + G_2) + 1.5S$	$(G_1 + G_2) + V_S$	$(G_1 + G_2) + Q - E_X$		
$(G_1 + G_2) + 1.5V_D$	$(G_1+G_2)+Q$	$(G_1+G_2)+Q-E_Y$		
$(G_1 + G_2 + 1.5V_S)$	$(G_1 + G_2) + S$	$(G_1+G_2)+Q+E_Y$		
	$(G_1+G_2) +0.9(Q+S)$	$0.8(G_1 + G_2) + E_X$		
	$(G_1+G_2) +0.9(Q+V_D)$	$0.8(G_1 + G_2) - E_X$		
	$(G_1+G_2) +0.9(Q+V_S)$	$0.8(G_1 + G_2) - E_Y$		
		$0.8(G_1 + G_2) + E_Y$		

Tableau VII. 3: Combinaisons de calcul.

La neige n'est pas combinée avec le vent car elle joue un rôle favorable.

b) Résultantes des forces sismiques de calcul :

Selon l'article 4.3.6 du RPA99 V2003, la résultante des forces sismiques à la base V_t obtenue par combinaison des valeurs modales doit être supérieure à 80% de la résultante des forces sismiques déterminée par la méthode statique équivalente.

Forces sismiques	V statique (KN)	0.8Vstatique (KN)	V dynamique (KN)	Observation
Sens xx	647.69	518.15	548.78	Vérifiée
Sens yy	647.69	518.15	621.03	Vérifiée

Tableau VII. 4: Vérification de l'effort tranchant à la base.

L'effort tranchant dynamique est supérieur à **80%** de l'effort tranchant statique dans les deux sens. Il n'y a pas lieu d'augmenter tous les paramètres de la réponse (forces, déplacement, moments,...)

4.4- Vérification des déplacements :



1èr Cas: situation durable:

Les déplacements sont limités à :

• Déplacement horizontal :

h/150 Sans charge du vent

h / 125 Avec charge du vent **EC3 Art 4.2.2(1) I**

Ou h : hauteur du poteau

• Déplacement vertical :

L/200

Avec : L : longueur de la travée EC3 tab 4.1

	Coml	binaisons	Déplacements max (cm)		
	Avec le vent Sans le vent		Avec le vent	Sans le vent	
Suivant X	$(G_1 + G_2) + 1,5V_D$	$1.35((G_1+G_2)+Q+S)$	0.6	0.2	
Suivant Y	$(G_1+G_2)+1,5V_D$	$1.35(G_1+G_2)+Q+S)$	1.6	0.6	
Suivant Z	$(G_1+G_2)+1,5V_D$	$1.35(G_1 + G_2) + 1.5Q$	4.9	0	

Tableau VII. 5: Déplacement max en situation durable.

$$\begin{cases} \frac{h}{150} = \frac{1200}{150} = 8,0 \, cm \\ \frac{h}{125} = \frac{1200}{125} = 9,6 \, cm \\ \frac{L}{200} = \frac{2500}{200} = 12,5 \, cm \end{cases}$$

On constate que les déplacements maximum suivant les trois directions sont inférieurs aux déplacements admissibles donc les déplacements sont vérifiés.



2ème Cas: situation accidentelle:

Le D.T.R RPA 99 V2003 précise que le déplacement horizontal est calculé sous les forces sismique seul (art 4.4.3) et préconise de limiter les déplacements relatifs latéraux d'un étage par rapport aux étages qui lui sont adjacent à 1% de la hauteur d'étage (art 5.10).

Le déplacement horizontal à chaque niveau k de la structure est calculé comme suit :

$$\delta_k = R.\delta_{ek}$$

 $\delta_{\it ek}\,$: Déplacement dû aux forces sismiques.

 \mathbf{R} : coefficient de comportement $\mathbf{R} = \mathbf{5}$.

Il s'agit de vérifier le point le plus haut de la toiture par rapport au sol.

Niveau	Déplacen	nent (cm)	Déplaceme	nt relatif (cm)
	Suivant (X)	Suivant (X) Suivant (Y)		Suivant (Y)
Toiture	1,64	1,68	8,2	8,4

Tableau VII.6 : Déplacement relatif des niveaux.

$$\frac{h}{100} = \frac{1300}{100} = 13,0cm$$

Tous les déplacements sont inférieurs à 13,0 cm, donc ils sont vérifiés

VII.5- Effet de deuxième ordre :

Les effets de seconde ordre (ou effet $P-\Delta$) peuvent être négligés si la condition suivante est satisfaite à tous les niveaux :

$$\theta = \frac{P_k.\Delta_k}{V_k.h_k} \le 0.1$$

Avec:
$$P_k = \sum_{i=k}^n W_{Gi} + \beta W_{Qi}$$

 $\boldsymbol{P_k}$: Poids total de la structure et des charges d'exploitations associées au-dessus du niveau « \boldsymbol{k} ».

 V_k : Effort tranchant d'étage au niveau « k ».

 Δ_k : déplacement relatif du niveau « k » par rapport au niveau « k-1 ».

h_k: Hauteur de l'étage « k ».



✓ Si $0.1 < \theta_k \le 0.2$ les effets **P- \Delta** peuvent être pris en compte de manière approximative en amplifiant les effets de l'action sismique calculés au moyen d'une analyse élastique du **1**° ordre par le facteur : $\frac{1}{1-\theta_k}$

✓ Si $\theta_k > 0.20$, la structure est potentiellement instable et doit être redimensionnée.

• Sens X-X:

Niveau (m)	Δ_k (cm)	$P_k(kN)$	$V_k(kN)$	$h_k(m)$	$rac{\Delta_k}{h_e}$ (%)	$\theta_{\scriptscriptstyle k}$
13,0	8,2	5892,46	647,69	13,0	0,630	0,057

Tableau VII.7: Effet P-Δ suivant X-X.

 $\theta_k = 0.057 < 0.1$, donc les effets P- Δ peuvent être négligés.

• Sens Y-Y:

Niveau (m)	Δ_k (cm)	$P_k(kN)$	$V_k(kN)$	$h_k(m)$	$\frac{\Delta_k}{h_e}$ (%)	$ heta_k$
13,0	8,4	5892,46	647,69	13,0	0,646	0,058

Tableau VII.8: Effet P-Δ suivant Y-Y.

 $\theta_k = 0.058 < 0.1$, donc les effets P- Δ peuvent être négligés.

VII.6-Remarque importante:

Après l'analyse de notre structure par le logiciel **ROBOT.BAT 2012**, on a remarqués que le déplacement de notre structure est très important vis-à-vis de l'action sismique.

Dans ce cas-là on a proposés une solution, c'est de faire prolongé les poteaux en béton armé suivant l'axe Z-Z, jusqu'à l'extrémité de la membrure supérieur de la ferme ainsi les deux extrémités de la ferme soit encastrés dans les poteaux.

Les deux cas sont représentés dans les figures suivantes :



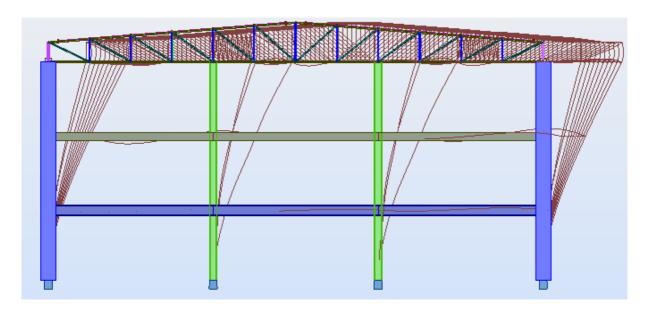


Figure 7.6 : le déplacement son prolongement des poteaux.

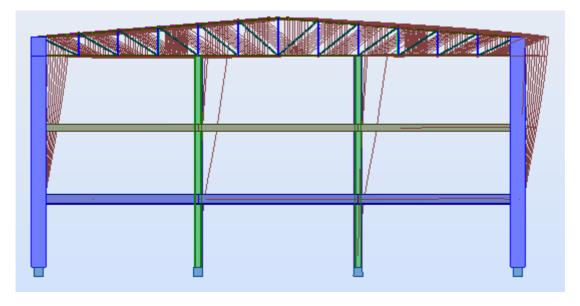


Figure 7.7 : Le déplacement avec prolongement des poteaux.



Chapitre VIII : Vérification des éléments de l'ossature

VIII.1-Introduction:

Après le pré dimensionnement des éléments et leurs modélisation, on procède à la vérification (traction, flambement et résistance) sous les efforts les plus défavorables tirés du logiciel ROBOT 2012.

VIII.2-Itérerai de dimensionnement avec ROBOT :

Avant de commencer la modalisation de la structure, on doit au préalable définir quelques paramètres (préférence de l'affaire), concernant les règlements adoptés pour les calculs, et les unités.

Ainsi nous pouvons enfin commencer la modélisation de la structure, une étape primordiale pour pouvoir dimensionner une structure avec le logiciel ROBOT et que se traduit par la conception de la structure à étudier à 3D, en prenant soin de bien choisir pour chaque élément, un type de profilé couramment utilisé en réalité.

Apres avoir modalisé la structure, on passe au chargement, en affectant à la structure les différentes charges à laquelle elle est soumise (calculées auparavant).

Notre structure est soumise aux charges suivantes :

- ➤ Poids propre de la structure.
- > Charges permanentes (panneau sandwich...).
- > Charge d'exploitations.
- > Charge climatiques (vent, neige).
- Charge sismique.

Ayant terminé le chargement de la structure, on passe à la définition des combinaisons (ELU, ELS, ACC) avec lesquelles le logiciel effectue le dimensionnement et les vérifications, ensuite on affecte à chaque type d'élément les paramètres de flambement et de déversement pour le calcul à l'ELU, ainsi que les déplacements et flèches limites pour le calcul à l'ELS, selon le type de chaque élément, et on lance l'analyse de la structure.

Après avoir effectué toute ces étapes, on pourra passer à l'étape de pré dimensionnement des éléments de la structure, en procédant comme suit :

Pour pouvoir effectuer un pré dimensionnement automatique avec ROBOT, on doit créer pour chaque type d'élément ce qu'on appelle une famille, en sélectionnant la liste des éléments de même type et la liste des profilés avec lesquels on veut que le logiciel dimensionne notre élément.

On lance le calcule, et on choisit parmi les résultats proposés par le logiciel, le profilé le mieux adapté à notre cas.

VIII.3-Les vérifications à faire :

3.1 Vérification a la traction :



$$N_{sd} \le N_{rd} = \frac{A \times f_y}{\gamma_{m0}}$$
 EC3 Art 5.4.3.1

3.2 Vérification Au flambement (compression) :

$$N_{sd} \le N_{rd} = \chi_{min} \times \beta_A \times A \times \frac{f_y}{\gamma_{m1}}$$
 EC3 Art 5.5.1.1

3.3 La condition de résistance (ratio) :

$$\frac{N_{sd}}{N_{rd}} < 1$$

N_{sd}: Effort normal sollicitant

N_{rd}: Effort résistant

Les efforts maximum obtenus par le logiciel ROBOT 2012 sont représentés sur le tableau suivant:

Eléments	Traction	Compression	Nom section
Membrures supérieures	157,77	-378,86	S478
Membrures inférieures	336,15	-336,15	I462
Montants	60,27	-143,16	M445
Diagonales	323,51	-149,75	D65

Tableau VIII.1 : Les efforts dans les éléments de la ferme

> Membrures supérieures :

$$2L(100 \times 100 \times 10) \Rightarrow A = 38,3cm^{2}$$
Traction:

$$N_{sd}=157,77\,KN$$

$$N_{rd} = \frac{38,3 \times 10^{-4} \times 235 \times 10^{3}}{1,0} = 900,05 \, KN$$

$$N_{sd} = 157,77 \, KN \prec N_{rd} = 900,05 \, KN$$

vérifiée



-compression:

$$N^{\text{max}} = -378,86KN$$

 $l_k = 188cm$
 $2L(100 \times 100 \times 10) \Rightarrow A = 38.3cm^2$

$$I_y = 2I_\alpha = 353,36cm^4$$

 $I_Z = 775,52cm^4$

$$i_y = \sqrt{\frac{I_y}{A}}$$
 $i_y = \sqrt{\frac{353,36}{38.3}} = 3,03cm$ $i_z = \sqrt{\frac{I_z}{A}}$ $i_z = \sqrt{\frac{775,52}{38.3}} = 4,499cm$

$$\lambda_{y} = \frac{l_{y}}{i_{y}}$$
 $\lambda_{y} = \frac{188}{3,03} = 62.04$

$$\lambda_{z} = \frac{l_{z}}{i_{z}}$$
 $\lambda_{z} = \frac{188}{4,499} = 41.78$

$$\overline{\lambda} = \left[\frac{\lambda}{\lambda_1}\right] \left[\beta_W\right]^{0.5} \quad avec \ \beta_W = 1$$

$$\lambda_1 = \pi \left[E / f_V\right]^{0.5} = 93.9\varepsilon = 93.9$$

$$\overline{\lambda}_y = \left[\frac{62,04}{93,9}\right] = 0,66$$

$$\overline{\lambda}_Z = \left[\frac{41,78}{93,9}\right] = 0,44$$

$$\overline{\lambda}_y = 0.66 > 0.2$$

$$\overline{\lambda}_Z = 0.44 > 0.2$$

Il y'a lieu de tenir compte du risque de flambement.

Calcul de χ_{min}

$$\Phi = 0.5 \left[1 + \alpha \left(\overline{\lambda} - 0.2 \right) + \overline{\lambda}^2 \right]$$
 EC3 Art 5.5.1.2

$$\Phi = 0.5 \left[1 + 0.49 \left(0.66 - 0.2 \right) + 0.66^2 \right] = 0.830$$



$$\chi_{y} = \frac{1}{\Phi + \left[\Phi^{2} - \overline{\lambda}^{2}\right]^{\frac{1}{2}}}$$

$$\chi_{z} = \frac{1}{\Phi + \left[\Phi^{2} - \overline{\lambda}^{2}\right]^{\frac{1}{2}}}$$

$$\chi_{y} = \frac{1}{\Phi + \left[\Phi^{2} - \overline{\lambda}^{2}\right]^{\frac{1}{2}}} = 0.7$$

$$\chi_{y} = \frac{1}{0,830 + \left[0,830^{2} - 0,66^{2}\right]^{\frac{1}{2}}} = 0,750$$

$$\chi_{\min} == 0.750$$

$$N_{crd} = 0.750.1.38,36. \frac{23.5}{1.1} = 614,63kN$$

 $N_{sd} = 378,86kN < N_{crd} = 614,63kN$ vérifiée

> Membrures inférieures :

$$2L(90 \times 90 \times 9) \Rightarrow A = 31,04 \, cm^2$$

- Traction:

$$N_{sd} = 336,15KN$$

$$N_{rd} = \frac{31,04 \times 10^{-4} \times 235 \times 10^{3}}{1,0} = 729,44KN$$

$$N_{sd} = 336,15KN \prec N_{rd} = 729,44KN$$
 vérifiée

-compression:

$$N^{\text{max}} = -336,15KN$$

$$l_k = 187cm$$

$$2L(90 \times 90 \times 9) \Rightarrow A = 31.04cm^2$$

$$I_y = 2I_\alpha = 231,66cm^4$$

$$I_Z = 518,52cm^4$$

$$i_y = \sqrt{\frac{231,66}{31.04}} = 2,731cm$$
 $i_z = \sqrt{\frac{518,52}{31.04}} = 4,087cm$



$$\lambda_y = \frac{187}{2.731} = 68.47$$

$$\lambda_Z = \frac{187}{4.087} = 45.75$$

$$\overline{\lambda}_y = \left[\frac{68,47}{93,9}\right] = 0,72$$

$$\overline{\lambda}_Z = \left\lceil \frac{45,75}{93,9} \right\rceil = 0,48$$

$$\overline{\lambda}_y = 0.72 > 0.2$$

$$\overline{\lambda}_Z = 0.48 \succ 0.2$$

Il y'a lieu de tenir compte du risque de flambement.

Calcul de χ_{min}

$$\Phi = 0.5[1 + 0.49(0.72 - 0.2) + 0.72^{2}] = 0.886$$

$$\chi_y = \frac{1}{0.886 + \left[0.886^2 - 0.72^2\right]^{\frac{1}{2}}} = 0.750$$

$$\chi_{\min} == 0.713$$

$$N_{crd} = 0.713.1.31,04. \frac{23.5}{1.1} = 472.80kN$$

$$N_{sd} = 336,15kN < N_{crd} = 472,80kN$$

vérifiée

La vérification des différents éléments de la ferme est donnée dans le tableau ci-dessous :

Eléments		Combinaisons	N _{sd} (KN)	N _{rd} (KN)	N _{sd} /N _{rd}	Observations
Membrures	Compression	(G1+G2) +1,5VD	-378,86	614,63	0,61	Vérifier
supérieurs	Traction	1.35(G1+G2)+1.5S	157,77	900,05	0,17	Vérifier
Membrure	Compression	(G1+G2) +1,5VD	-336,15	472,80	0,71	Vérifier
inférieurs	Traction	(G1+G2) +1,5VD	336,15	729,44	0,46	Vérifier
Diagonales	Compression	(G1+G2) +1,5VD	-149,75	472,80	0,31	Vérifier
Diagonales	Traction	(G1+G2) +1,5VD	323,51	729,44	0,44	Vérifier
Montants	Compression	1.35(G1+G2)+1.5S	-143,16	369,17	0,38	Vérifier
Montants	Traction	(G1+G2) +1,5VD	60,27	524,05	0,11	Vérifier

Tableau VIII.2 : Vérification des éléments de la ferme.



Vérification avec logiciel robot :

Pièce	Profil		Matériau	Lay	Laz	Ratio	Cas
65 Diagonale_CM66_65	OK	2 CAE 90x9	ACIER E24	75.10	62.74	0.21	49 1.35(G1+G2)+1.5S
445 Montant_CM66_445	OK	2 CAE 60x10	ACIER E24	53.25	40.01	0.27	45 (G+G2)+1.5VD
462 Membrure_inf_CM66_46	OK	2 CAE 90x9	ACIER E24	68.52	50.89	0.64	45 (G+G2)+1.5VD
478 Membrure_sup_CM66_4	OK	2 CAE 100x1	ACIER E24	54.96	41.73	0.42	45 (G+G2)+1.5VD

VIII.4-Vérification des diagonales des contreventements : L (130×130×12)



Figure 8.1 : Poutre au vent de pignon

Elément	Combinaisons	N _{sd} (KN)
Compression	G1+G2) +1,5VD	-59,51
Traction	1.35 (G1+G2) +1.5S	80,66

Tableau VIII.3 : Les efforts dans les éléments de contreventement.

1-Vérification à la traction :

$$N_{sd} \le N_{rd} = \frac{A \times f_y}{\gamma_{m0}}$$

On a : $A = 29,97 \text{ cm}^2$

$$N_{rd} = \frac{29,97 \times 23,5}{1} = 704,29 \, KN$$
 Vérifiée
$$N_{sd} = 80,66 \, KN < N_{rd} = 704,29 \, KN$$

2-Vérification au flambement :

$$N_{sd} \le N_{rd} = \chi_{\min} \times \beta_A \times A \times \frac{f_y}{\gamma_{m1}}$$



$$N^{\text{max}} = 59,51$$

$$l_k = 664cm$$

$$L(130\times130\times12) \Rightarrow A = 29.97cm^2$$

$$I_{y} = 472,17cm^{4}$$

$$I_Z = 472,17cm^4$$

$$i_y = \sqrt{\frac{I_y}{A}} = i_Z = \sqrt{\frac{I_Z}{A}} = \sqrt{\frac{472,17}{29,97}} = 3,96cm$$

$$\lambda_y = \frac{l_y}{i_y} = \lambda_Z = \frac{l_Z}{i_Z} = \frac{664}{3,96} = 197,67$$

$$\overline{\lambda} = \left[\frac{\lambda}{\lambda_1}\right] \left[\beta_W\right]^{0.5} \quad avec \ \beta_W = 1$$

$$\lambda_1 = \pi \left[E / f_y \right]^{0.5} = 93.9 \varepsilon = 93.9$$

$$\overline{\lambda}_y = \overline{\lambda}_Z = \left\lceil \frac{197,67}{93,9} \right\rceil = 1,78$$

$$\begin{cases} \overline{\lambda}_y = 1.78 > 0.2 \\ \overline{\lambda}_Z = 1.78 > 0.2 \end{cases}$$

Il y'a lieu de tenir compte du risque de flambement.

Calcul de χ_{min}

$$\Phi = 0.5 \left[1 + \alpha \left(\overline{\lambda} - 0.2 \right) + \overline{\lambda}^2 \right]$$
 EC3 Art 5.5.1.2

$$\Phi = 0.5 \left[1 + 0.49 \left(1.78 - 0.2 \right) + 1.78^2 \right] = 2.47$$

$$\chi_y = \chi_Z = \frac{1}{\Phi + \left[\Phi^2 - \overline{\lambda}^2\right]^{\frac{1}{2}}} = \frac{1}{2,47 + \left[2,47^2 - 1,78^2\right]^{\frac{1}{2}}} = 0,239$$

$$\chi_{\min} = \min(\chi_y, \chi_Z) = 0.23$$

$$N_{rd} = 0,23.1.29,97.\frac{23,5}{1,1} = 147,26KN$$

$$N_{sd} = 59,51KN \prec N_{rd} = 147,26KN$$

Vérifié



Vérification avec logiciel robot 2012 :

Pièce	Profil		Matériau	Lay	Laz	Ratio	Cas
232 Barre_232	OK	CAE 130x12	ACIER E24	209.43	209.43	0.16	45 (G+G2)+1.5VD

VIII.5-Vérification des ciseaux de stabilité : 2L (100×100×11)

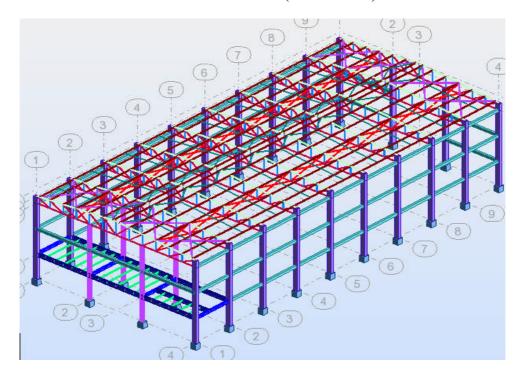


Figure 8.2 : Vue des ciseaux de stabilités en 3D.

Elément	Combinaisons	$N_{sd}(KN)$
Compression	(G1+G2) +1,5VD	-99,61
Traction	(G1+G2) +1,5VD	99,49

Tableau VIII.4 : Les efforts dans les éléments des ciseaux de stabilités

1) Vérification à la traction :

$$N_{sd} \le N_{rd} = \frac{A \times f_y}{\gamma_{m0}}$$

On a : $A = 41,88 \text{ cm}^2$

$$N_{rd} = \frac{41,88 \times 23,5}{1} = 984,18KN$$

 $N_{sd} = 99,49KN < N_{rd} = 984,18KN$

Vérifiée

2) Vérification au flambement :



$$N_{sd} \le N_{rd} = \chi_{\min} \times \beta_A \times A \times \frac{f_y}{\gamma_{m1}}$$

$$N^{\text{max}} = 99,61$$

$$l_k = 494cm$$

$$2L(100\times100\times11) \Rightarrow A = 41.88cm^2$$

$$I_y = 2I_\alpha = 383,80cm^4$$

$$I_Z = 856,61cm^4$$

$$i_y = \sqrt{\frac{I_y}{A}} = \sqrt{\frac{383.8}{41.88}} = 3,02cm$$

$$i_Z = \sqrt{\frac{I_Z}{A}} = \sqrt{\frac{856,61}{41,88}} = 4,52cm$$

$$\lambda_y = \frac{l_y}{i_y} = \frac{494}{3,02} = 163,57$$

$$\lambda_Z = \frac{l_Z}{i_Z} = \frac{494}{4,52} = 109,29$$

$$\overline{\lambda} = \left[\frac{\lambda}{\lambda_1}\right] [\beta_W]^{0.5} \quad avec \ \beta_W = 1$$

$$\lambda_1 = \pi [E / f_v]^{0.5} = 93.9 \varepsilon = 93.9$$

$$\overline{\lambda}_y = \left[\frac{163,57}{93,9}\right] = 1,74 \quad ; \quad \overline{\lambda}_Z = \left[\frac{109,29}{93,9}\right] = 1,16$$

$$\begin{cases} \overline{\lambda}_y = 1,74 > 0,2 \\ \overline{\lambda}_z = 1,16 > 0,2 \end{cases}$$

Il y'a lieu de tenir compte du risque de flambement.

Calcul de χ_{min}

$$\Phi = 0.5 \left[1 + \alpha \left(\overline{\lambda} - 0.2 \right) + \overline{\lambda}^2 \right]$$

$$\Phi = 0.5 \left[1 + 0.49 \left(1.74 - 0.2 \right) + 1.74^2 \right] = 2.39$$
EC3 Art 5.5.1.2



$$\chi_{y} = \frac{1}{\Phi + \left[\Phi^{2} - \overline{\lambda}^{2}\right]^{\frac{1}{2}}} = \frac{1}{2,39 + \left[2,39^{2} - 1,74^{2}\right]^{\frac{1}{2}}} = 0,24$$

$$\chi_{z} = \frac{1}{\Phi + \left[\Phi^{2} - \overline{\lambda}^{2}\right]^{\frac{1}{2}}} = \frac{1}{2,39 + \left[2,39^{2} - 1,16^{2}\right]^{\frac{1}{2}}} = 0,22$$

$$\chi_{\min} = \min(\chi_y, \chi_Z) = 0.22$$

$$N_{rd} = 0,22.1.41,88. \frac{23,5}{1,1} = 196,836KN$$

$$N_{sd} = 99,611KN \prec N_{rd} = 196,836KN$$

Vérifié

Vérification avec logiciel robot 2012 :

Pièce	Profil	Matériau Lay		Laz	Ratio	Cas	
1744 Barre_174	2 CAE 100x11	ACIER E24	204.30	136.75	0.68	45 (G+G2)+1.5VD	

VIII.6-Note de calcule puisées de logiciel ROBOT de déférents élément :

6.1-Membrures inferieurs:

CALCUL DES STRUCTURES ACIER

NORME: NF EN 1993-1:2005/NA:2007/AC:2009, Eurocode 3: Design of steel structures.

TYPE D'ANALYSE: Vérification des familles

FAMILLE: 2 memb inf

PIECE: 462 Membrure_inf_CM66_462 POINT: 7

COORDONNEE: x = 1.00 L = 2.08 m

CHARGEMENTS:

Cas de charge décisif: 45 (G+G2)+1.5VD (1+2)*1.00+6*1.50

MATERIAU:

ACIER E24 fy = 235.00 MPa

PARAMETRES DE LA SECTION: 2 CAE 90x9

h=9.0 cm gM0=1.00 gM1=1.00 b=19.0 cmAy=16.20 cm2Az=14.58 cm2Ax = 31.04 cm 2Iy=231.66 cm4 Wely=35.86 cm3 tw=0.9 cm Iz=518.52 cm4 Ix = 8.31 cm4

Welz=54.58 cm3

EFFORTS INTERNES ET RESISTANCES ULTIMES:

Vy,Ed = 0.03 kNVy,T,Rd = 219.80 kNVz,Ed = -0.38 kNVz,T,Rd = 197.82 kN

Tt,Ed = 0.00 kN*mClasse de la section = 3





PARAMETRES DE DEVERSEMENT :

PARAMETRES DE FLAMBEMENT :





en y:

Ly = 2.08 m $Lam_y = 0.73$ Xy = 0.77Lcr, y = 1.87 mkzy = 1.16Lamy = 68.52



enz:

 $Lam_z = 0.54$ Lz = 2.08 mXz = 0.87Lcr,z = 2.08 mLamz = 50.89kzz = 1.10

flambement par torsion: flambement en flexion-torsion

Courbe,T=b Ncr,y=2484.03 kN alfa,T=0.34 alfa,TF=0.34 Lt=2.08 m fi,T=0.72 Ncr,TF=1735.82 kN Lam_TF=0.65 fi,TF=0.79 Ncr,T=2352.24 kN Lam T=0.73 X,T=0.86X,TF=0.81

Lam_T=0.73 Nb,T,Rd=625.95 kN Nb,TF,Rd=592.38 kN

FORMULES DE VERIFICATION:

Contrôle de la résistance de la section :

N,Ed/Nc,Rd + My,Ed/My,c,Rd + Mz,Ed/Mz,c,Rd = 0.50 < 1.00 (6.2.9.3.(1))

 $sqrt(Sig,x,Ed^2 + 3*Tau,y,Ed^2)/(fy/gM0) = 0.50 < 1.00 \quad (6.2.1.(5))$

Vy,Ed/Vy,c,Rd = 0.00 < 1.00 (6.2.6.(1))Vz,Ed/Vz,c,Rd = 0.00 < 1.00 (6.2.6.(1))

Contrôle de la stabilité globale de la barre :

Lambda, y = 68.52 < Lambda, max = 210.00Lambda, z = 50.89 < Lambda, max = 210.00 STABLE

N,Ed/Min(Nb,Rd,Nb,T,Rd,Nb,TF,Rd) = 0.60 < 1.00 (6.3.1)

N, Ed/(Xmin*N, Rk/gM1) + kyy*My, Ed/(XLT*My, Rk/gM1) + kyz*Mz, Ed/(Mz, Rk/gM1) = 0.64 < 1.00 + 1.0

N,Ed/(Xmin*N,Rk/gM1) + kzy*My,Ed/(XLT*My,Rk/gM1) + kzz*Mz,Ed/(Mz,Rk/gM1) = 0.64 < 1.00(6.3.3.(4))

Profil correct !!!

6.2-Membrures supérieurs :

CALCUL DES STRUCTURES ACIER

NORME: NF EN 1993-1:2005/NA:2007/AC:2009, Eurocode 3: Design of steel structures.

TYPE D'ANALYSE: Vérification des familles

FAMILLE: 2 memb sup

POINT: 7 PIECE: 102 Membrure_sup_CM66_102

COORDONNEE: x = 1.00 L = 2.09 m

CHARGEMENTS:

Cas de charge décisif : 45 (G+G2)+1.5VD (1+2)*1.00+6*1.50

MATERIAU:

ACIER E24 fy = 235.00 MPa



PARAMETRES DE LA SECTION : 2 CAE 100x10

gM0=1.00 gM1=1.00 h=10.0 cm

b=21.0 cmAy=20.00 cm2 Ax=38.30 cm2 Az=18.00 cm2Iy=353.36 cm4 Ix=12.67 cm4 tw=1.0 cm Iz=775.52 cm4

Wely=49.21 cm3 Welz=73.86 cm3 tf=1.0 cm

EFFORTS INTERNES ET RESISTANCES ULTIMES:

N,Ed = -21.92 kNMy,Ed = -7.96 kN*m Mz,Ed = -0.61 kN*mVy,Ed = 0.02 kNMy,el,Rd = 11.57 kN*m Mz,el,Rd = 17.36 kN*m Vy,T,Rd = 271.35 kN Nt,Rd = 900.05 kN



My,c,Rd = 11.57 kN*m

Mz,c,Rd = 17.36 kN*m

Vz,Ed = -24.26 kN Vz,T,Rd = 244.22 kN Tt,Ed = -0.00 kN*m Classe de la section = 3



PARAMETRES DE DEVERSEMENT:

PARAMETRES DE FLAMBEMENT:



en y:



en z:

FORMULES DE VERIFICATION:

Contrôle de la résistance de la section :

 $N, Ed/Nc, Rd + My, Ed/My, c, Rd + Mz, Ed/Mz, c, Rd = 0.28 < 1.00 \quad (6.2.9.3.(1))$

 $sqrt(Sig,x,Ed^2 + 3*Tau,y,Ed^2)/(fy/gM0) = 0.74 < 1.00 \quad (6.2.1.(5))$

Vy,Ed/Vy,c,Rd = 0.00 < 1.00 (6.2.6.(1)) Vz,Ed/Vz,c,Rd = 0.10 < 1.00 (6.2.6.(1))

Profil correct !!!

6.3-Montants:

CALCUL DES STRUCTURES ACIER

NORME: NF EN 1993-1:2005/NA:2007/AC:2009, Eurocode 3: Design of steel structures.

TYPE D'ANALYSE: Vérification des familles

FAMILLE: 70 montant

PIECE: 70 Montant_CM66_70 POINT: 7 COORDONNEE: x = 1.00 L =

1.50 m

CHARGEMENTS:

Cas de charge décisif : 45 (G+G2)+1.5VD (1+2)*1.00+6*1.50

MATERIAU:

ACIER E24 fy = 235.00 MPa

PARAMETRES DE LA SECTION: 2 CAE 60x10

h=6.0 cm gM0=1.00 gM1=1.00

tf=1.0 cm Wely=16.43 cm3 Welz=29.17 cm3

EFFORTS INTERNES ET RESISTANCES ULTIMES:

Vz,T,Rd = 146.53 kN Tt,Ed = 0.00 kN*m Classe de la section = 3



PARAMETRES DE DEVERSEMENT :

PARAMETRES DE FLAMBEMENT:







Ly = 1.50 m

Lcr,y = 1.20 m

Lamy = 68.46

en y:

 $Lam_y = 0.73$ Xy = 0.77kzy = 1.00

enz:

Lz = 1.50 m $Lam_z = 0.55$ Lcr,z = 1.50 mXz = 0.86kzz = 1.00Lamz = 51.44

flambement par torsion : flambement en flexion-torsion

Courbe,T=b alfa,T=0.34 Courbe,TF=b alfa,TF=0.34 Ncr,y=1746.38 kN Ncr,TF=1622.48 kN Lam_TF=0.57 Lt=1.50 m fi,T=0.58 fi,TF=0.72 Ncr,T=4439.10 kN X,T=0.95X,TF=0.85

Lam_T=0.73 Nb,T,Rd=496.74 kN Nb,TF,Rd=446.83 kN

FORMULES DE VERIFICATION:

Contrôle de la résistance de la section :

N,Ed/Nc,Rd + My,Ed/My,c,Rd + Mz,Ed/Mz,c,Rd = 0.18 < 1.00 (6.2.9.3.(1)) $sqrt(Sig,x,Ed^*^2 + 3*Tau,z,Ed^2)/(fy/gM0) = 0.17 < 1.00 \quad (6.2.1.(5))$

 $Vy,Ed/Vy,c,Rd = 0.00 < 1.00 \quad (6.2.6.(1))$ Vz,Ed/Vz,c,Rd = 0.00 < 1.00 (6.2.6.(1))

Contrôle de la stabilité globale de la barre :

 $Lambda, y = 68.46 < Lambda, max = 210.00 \qquad Lambda, z = 51.44 < Lambda, max = 210.00 \quad STABLE$

N,Ed/Min(Nb,Rd,Nb,T,Rd,Nb,TF,Rd) = 0.14 < 1.00 (6.3.1)

N,Ed/(Xmin*N,Rk/gM1) + kyy*My,Ed/(XLT*My,Rk/gM1) + kyz*Mz,Ed/(Mz,Rk/gM1) = 0.21 < 1.00

N,Ed/(Xmin*N,Rk/gM1) + kzy*My,Ed/(XLT*My,Rk/gM1) + kzz*Mz,Ed/(Mz,Rk/gM1) = 0.21 < 1.00(6.3.3.(4))

Profil correct !!!

6.4-Diagonales:

CALCUL DES STRUCTURES ACIER

NORME: NF EN 1993-1:2005/NA:2007/AC:2009, Eurocode 3: Design of steel structures.

TYPE D'ANALYSE: Vérification des familles

FAMILLE: 4 les diagonale

PIECE: 450 Diagonale_CM66_450POINT: 1 COORDONNEE: x = 0.00 L =

 $0.00 \, \mathrm{m}$

CHARGEMENTS:

Cas de charge décisif: 45 (G+G2)+1.5VD (1+2)*1.00+6*1.50

MATERIAU:

ACIER E24 fy = 235.00 MPa



PARAMETRES DE LA SECTION: 2 CAE 90x9

gM0=1.00 gM1=1.00 h=9.0 cm Ay=16.20 cm2 Az=14.58 cm2 b=19.0 cm Ax = 31.04 cm 2Iy=231.66 cm4 tw=0.9 cm Iz=518.52 cm4 Ix=8.31 cm4

Wely=35.86 cm3 tf=0.9 cm Welz=54.58 cm3

EFFORTS INTERNES ET RESISTANCES ULTIMES:

N,Ed = 323.27 kN My,Ed = 1.23 kN*m Mz,Ed = -0.05 kN*mVy,Ed = -0.00 kNNc,Rd = 729.44 kN My,el,Rd = 8.43 kN*m Mz,el,Rd = 12.83 kN*m Nb,Rd = 563.49 kN My,c,Rd = 8.43 kN*m Mz,c,Rd = 12.83 kN*m Vy,T,Rd = 219.80 kNVz,Ed = -0.43 kNVz,T,Rd = 197.82 kNTt,Ed = 0.00 kN*m

Classe de la section = 3





PARAMETRES DE DEVERSEMENT :

PARAMETRES DE FLAMBEMENT :





en y:

Ly = 2.31 m $Lam_y = 0.72$ Xy = 0.77Lcr, y = 1.85 mkzy = 0.97Lamy = 67.58



en z:

 $Lam_z = 0.60$ Lz = 2.31 mXz = 0.84Lcr,z = 2.31 mLamz = 56.47kzz = 1.13

flambement par torsion : flambement en flexion-torsion

Courbe,T=b alfa,T=0.34Ncr,y=2017.67 kN Courbe,TF=b alfa,TF=0.34 Ncr,TF=1554.27 kN Lam_TF=0.69 Lt=1.15 m fi,T=0.72 fi,TF=0.82 Ncr,T=2352.24 kN Lam_T=0.72 X,T=0.86X,TF=0.79

Nb,T,Rd=625.95 kN Nb,TF,Rd=577.77 kN

FORMULES DE VERIFICATION:

Contrôle de la résistance de la section :

N,Ed/Nc,Rd + My,Ed/My,c,Rd + Mz,Ed/Mz,c,Rd = 0.59 < 1.00 (6.2.9.3.(1))

 $sqrt(Sig,x,Ed^2 + 3*Tau,y,Ed^2)/(fy/gM0) = 0.59 < 1.00 \quad (6.2.1.(5))$

Vy,Ed/Vy,c,Rd = 0.00 < 1.00 (6.2.6.(1))Vz,Ed/Vz,c,Rd = 0.00 < 1.00 (6.2.6.(1))Contrôle de la stabilité globale de la barre :

 $Lambda, y = 67.58 < Lambda, max = 210.00 \qquad Lambda, z = 56.47 < Lambda, max = 210.00 \quad STABLE$

N,Ed/Min(Nb,Rd,Nb,T,Rd,Nb,TF,Rd) = 0.57 < 1.00 (6.3.1)

N, Ed/(Xmin*N, Rk/gM1) + kyy*My, Ed/(XLT*My, Rk/gM1) + kyz*Mz, Ed/(Mz, Rk/gM1) = 0.71 < 1.00

N, Ed/(Xmin*N, Rk/gM1) + kzy*My, Ed/(XLT*My, Rk/gM1) + kzz*Mz, Ed/(Mz, Rk/gM1) = 0.72 < 1.00

(6.3.3.(4))

Profil correct !!!

6.5-Poutre au vent :

CALCUL DES STRUCTURES ACIER

NORME: NF EN 1993-1:2005/NA:2007/AC:2009, Eurocode 3: Design of steel structures.

TYPE D'ANALYSE : Vérification des familles

FAMILLE: 7 la poutre au vent
Parre 119 POINT: 7 COORDONNEE: x = 1.00 L =

8.31 m

CHARGEMENTS:

Cas de charge décisif : 45 (G+G2)+1.5VD (1+2)*1.00+6*1.50

MATERIAU:

ACIER E24 fy = 235.00 MPa



PARAMETRES DE LA SECTION : CAE 130x12

h=13.0 cm gM0=1.00 gM1=1.00 b=13.0 cm Az=15.60 cm2

Ay=15.60 cm2 Iy=472.17 cm4 Ax = 29.97 cm 2tw=1.2 cm Iz=472.17 cm4Ix=14.28 cm4

tf=1.2 cm Welz=50.45 cm3 Wely=50.45 cm3

EFFORTS INTERNES ET RESISTANCES ULTIMES:

N,Ed = 35.30 kN My,Ed = -4.20 kN*m Mz,Ed = -0.14 kN*mVy,Ed = 0.02 kNMy,el,Rd = 11.85 kN*m Mz,el,Rd = 11.85 kN*m Vy,T,Rd = 211.18 kNNc,Rd = 704.29 kN



Nb,Rd = 121.29 kNMy,c,Rd = 11.85 kN*mMz,c,Rd = 11.85 kN*mVz,Ed = -1.52 kN

Vz,T,Rd = 211.18 kNTt,Ed = 0.01 kN*mClasse de la section = 3



PARAMETRES DE DEVERSEMENT :

PARAMETRES DE FLAMBEMENT :

en y:

нито en z :

Ly = 8.31 m $Lam_y = 2.23$ Lz = 8.31 m $Lam_z = 2.23$ Lcr, y = 8.31 mXy = 0.17Lcr,z = 8.31 mXz = 0.17Lamy = 209.43kyy = 0.82Lamz = 209.43kzz = 0.78

FORMULES DE VERIFICATION:

Contrôle de la résistance de la section :

 $N, Ed/Nc, Rd + My, Ed/My, c, Rd + Mz, Ed/Mz, c, Rd = 0.31 < 1.00 \quad (6.2.9.3.(1))$

Vy,Ed/Vy,T,Rd = 0.00 < 1.00 (6.2.6-7) Vz,Ed/Vz,T,Rd = 0.01 < 1.00 (6.2.6-7)

Tau,ty,Ed/(fy/(sqrt(3)*gM0)) = 0.00 < 1.00 (6.2.6)

Tau,tz,Ed/(fy/(sqrt(3)*gM0)) = 0.00 < 1.00 (6.2.6)

Contrôle de la stabilité globale de la barre :

 $Lambda, y = 209.43 < Lambda, max = 210.00 \qquad Lambda, z = 209.43 < Lambda, max = 210.00 \qquad STABLE$ N, Ed/(Xmin*N, Rk/gM1) + kyy*My, Ed/(XLT*My, Rk/gM1) + kyz*Mz, Ed/(Mz, Rk/gM1) = 0.41 < 1.00

N, Ed/(Xmin*N, Rk/gM1) + kzy*My, Ed/(XLT*My, Rk/gM1) + kzz*Mz, Ed/(Mz, Rk/gM1) = 0.41 < 1.00(6.3.3.(4))

Profil correct !!!

6.6-Ciseaux:

CALCUL DES STRUCTURES ACIER

NORME: NF EN 1993-1:2005/NA:2007/AC:2009, Eurocode 3: Design of steel structures.

TYPE D'ANALYSE: Vérification des familles

FAMILLE: 6 les ciseaux

PIECE: 1744 Barre_1744 POINT: 1 COORDONNEE: x = 0.00 L =

 $0.00 \, \text{m}$

CHARGEMENTS:

Cas de charge décisif : 45 (G+G2)+1.5VD (1+2)*1.00+6*1.50

MATERIAU:

ACIER E24 fy = 235.00 MPa



PARAMETRES DE LA SECTION : 2 CAE 100x11

gM0=1.00 h=10.0 cmgM1=1.00b=21.0 cmAy = 22.00 cm 2Az=19.80 cm2Ax=41.88 cm2 tw=1.1 cm Iv=383.80 cm4 Iz=856.61 cm4 Ix=16.77 cm4

Wely=53.75 cm3 tf=1.1 cm Welz=81.58 cm3

EFFORTS INTERNES ET RESISTANCES ULTIMES:

N,Ed = 99.01 kNMy,Ed = -2.60 kN*m Mz,Ed = -0.80 kN*mVy,Ed = -0.20 kNNc,Rd = 984.18 kNMy,el,Rd = 12.63 kN*m Mz,el,Rd = 19.17 kN*mVy,T,Rd = 298.49 kNNb,Rd = 177.28 kNMy,c,Rd = 12.63 kN*m Mz,c,Rd = 19.17 kN*mVz,Ed = 1.30 kN



Vz,T,Rd = 268.64 kNTt,Ed = -0.01 kN*mClasse de la section = 3



PARAMETRES DE DEVERSEMENT :

PARAMETRES DE FLAMBEMENT :

en y:





мито en z :

Ly = 6.18 m $Lam_y = 2.18$ Lz = 6.18 m $Lam_z = 1.46$ Lcr, y = 6.18 mXy = 0.18Xz = 0.36Lcr,z = 6.18 mLamy = 204.30kzy = 1.01Lamz = 136.75kzz = 0.85

FORMULES DE VERIFICATION :

Contrôle de la résistance de la section :

N,Ed/Nc,Rd + My,Ed/My,c,Rd + Mz,Ed/Mz,c,Rd = 0.22 < 1.00 (6.2.9.3.(1))

 $sqrt(Sig,x,Ed^2 + 3*Tau,y,Ed^2)/(fy/gM0) = 0.22 < 1.00 \quad (6.2.1.(5))$

Vy,Ed/Vy,c,Rd = 0.00 < 1.00 (6.2.6.(1)) Vz,Ed/Vz,c,Rd = 0.00 < 1.00 (6.2.6.(1))Contrôle de la stabilité globale de la barre :

 $Lambda, y = 204.30 < Lambda, max = 210.00 \qquad Lambda, z = 136.75 < Lambda, max = 210.00 \qquad STABLE$ N,Ed/(Xmin*N,Rk/gM1) + kyy*My,Ed/(XLT*My,Rk/gM1) + kyz*Mz,Ed/(Mz,Rk/gM1) = 0.64 < 1.00

N,Ed/(Xmin*N,Rk/gM1) + kzy*My,Ed/(XLT*My,Rk/gM1) + kzz*Mz,Ed/(Mz,Rk/gM1) = 0.68 < 1.00

(6.3.3.(4))

Profil correct !!!

6.7-Les pannes :

CALCUL DES STRUCTURES ACIER

NORME: NF EN 1993-1:2005/NA:2007/AC:2009, Eurocode 3: Design of steel structures.

TYPE D'ANALYSE: Vérification des familles

FAMILLE: 1 LES PANNES

PIECE: 222 Panne_CM66_222 POINT: 1 COORDONNEE: x = 0.00 L =

CHARGEMENTS:

Cas de charge décisif : 45 (G+G2)+1.5VD (1+2)*1.00+6*1.50

MATERIAU:

ACIER E24 fy = 235.00 MPa



PARAMETRES DE LA SECTION : IPE 160

h=16.0 cm gM0=1.00gM1=1.00b=8.2 cmAy=13.73 cm2 Az=9.66 cm2 Ax = 20.09 cm 2tw=0.5 cm Iy=869.29 cm4 Iz=68.31 cm4 Ix=3.62 cm4 Wply=123.86 cm3 Wplz=26.10 cm3 tf=0.7 cm

EFFORTS INTERNES ET RESISTANCES ULTIMES:

N,Ed = 64.57 kNMy,Ed = 14.18 kN*mMz,Ed = -0.00 kN*mVy,Ed = -0.01 kNNc,Rd = 472.12 kNMy,pl,Rd = 29.11 kN*m Mz,pl,Rd = 6.13 kN*mVy,T,Rd = 186.15 kNMy,c,Rd = 29.11 kN*mNb,Rd = 222.51 kNMz,c,Rd = 6.13 kN*mVz,Ed = -12.98 kNMN,y,Rd = 29.11 kN*m MN,z,Rd = 6.13 kN*mVz,T,Rd = 130.95 kN



Mb,Rd = 22.58 kN*m

Tt,Ed = -0.00 kN*mClasse de la section = 1





PARAMETRES DE DEVERSEMENT:

PARAMETRES DE FLAMBEMENT :





en y :





en z .

FORMULES DE VERIFICATION:

Contrôle de la résistance de la section :

 $N,Ed/Nc,Rd = 0.14 < 1.00 \quad (6.2.4.(1))$

 $(My,Ed/MN,y,Rd)^2 2.00 + (Mz,Ed/MN,z,Rd)^1.00 = 0.24 < 1.00$ (6.2.9.1.(6))

Vy,Ed/Vy,T,Rd = 0.00 < 1.00 (6.2.6-7) Vz,Ed/Vz,T,Rd = 0.10 < 1.00 (6.2.6-7)

Tau,ty,Ed/(fy/(sqrt(3)*gM0)) = 0.00 < 1.00 (6.2.6) Tau,tz,Ed/(fy/(sqrt(3)*gM0)) = 0.00 < 1.00 (6.2.6)

Contrôle de la stabilité globale de la barre :

Lambda, y = 31.92 < Lambda, max = 210.00

Lambda, z = 113.89 < Lambda, max = 210.00 STABLE

My,Ed/Mb,Rd = 0.63 < 1.00 (6.3.2.1.(1))

 $N, Ed/(Xy*N, Rk/gM1) + kyy*My, Ed/(XLT*My, Rk/gM1) + kyz*Mz, Ed/(Mz, Rk/gM1) = 0.87 < 1.00 \quad (6.3.3.(4)) \\ N, Ed/(Xz*N, Rk/gM1) + kzy*My, Ed/(XLT*My, Rk/gM1) + kzz*Mz, Ed/(Mz, Rk/gM1) = 0.68 < 1.00 \quad (6.3.3.(4)) \\ N, Ed/(Xz*N, Rk/gM1) + kzy*My, Ed/(XLT*My, Rk/gM1) + kzz*Mz, Ed/(Mz, Rk/gM1) = 0.68 < 1.00 \quad (6.3.3.(4)) \\ N, Ed/(Xz*N, Rk/gM1) + kzy*My, Ed/(XLT*My, Rk/gM1) + kzz*Mz, Ed/(Mz, Rk/gM1) = 0.68 < 1.00 \quad (6.3.3.(4)) \\ N, Ed/(Xz*N, Rk/gM1) + kzy*My, Ed/(XLT*My, Rk/gM1) + kzz*Mz, Ed/(Mz, Rk/gM1) = 0.68 < 1.00 \quad (6.3.3.(4)) \\ N, Ed/(Xz*N, Rk/gM1) + kzy*My, Ed/(XLT*My, Rk/gM1) + kzz*Mz, Ed/(Mz, Rk/gM1) = 0.68 < 1.00 \quad (6.3.3.(4)) \\ N, Ed/(Xz*N, Rk/gM1) + kzy*My, Ed/(XLT*My, Rk/gM1) + kzz*Mz, Ed/(Mz, Rk/gM1) = 0.68 < 1.00 \quad (6.3.3.(4)) \\ N, Ed/(Xz*N, Rk/gM1) + kzz*Mz, Ed/(Mz, Rk/gM1)$

Profil correct !!!

6.8-Poteaux:

CALCUL DES STRUCTURES ACIER

NORME: NF EN 1993-1:2005/NA:2007/AC:2009, Eurocode 3: Design of steel structures.

TYPE D'ANALYSE: Vérification des familles

FAMILLE: 1760 POT METALLIQUE

PIECE: 1760 pouteaux POINT: 1 COORDONNEE: x = 0.00 L =

0.00 m

CHARGEMENTS:

Cas de charge décisif : 71 ((G1+G2)+Q+1.2EY (1+2+5)*1.00+12*1.20

MATERIAU:

ACIER E24 fy = 235.00 MPa



PARAMETRES DE LA SECTION : HEA 500

EFFORTS INTERNES ET RESISTANCES ULTIMES :



Tt,Ed = 0.09 kN*mClasse de la section = 1



PARAMETRES DE DEVERSEMENT:

PARAMETRES DE FLAMBEMENT:

± en y:

1.0



en z :

FORMULES DE VERIFICATION:

Contrôle de la résistance de la section :

 $N,Ed/Nc,Rd = 0.07 < 1.00 \quad (6.2.4.(1))$

 $(My, Ed/MN, y, Rd)^{\wedge} \ 2.00 + (Mz, Ed/MN, z, Rd)^{\wedge} 1.00 = 0.18 < 1.00 \quad (6.2.9.1.(6))$

Vy,Ed/Vy,T,Rd = 0.01 < 1.00 (6.2.6-7)

Vz,Ed/Vz,T,Rd = 0.00 < 1.00 (6.2.6-7)

Tau,ty,Ed/(fy/(sqrt(3)*gM0)) = 0.00 < 1.00 (6.2.6)

Tau,tz,Ed/(fy/(sqrt(3)*gM0)) = 0.00 < 1.00 (6.2.6)

Contrôle de la stabilité globale de la barre :

 $Lambda, y = 52.42 < Lambda, max = 210.00 \qquad Lambda, z = 151.84 < Lambda, max = 210.00 \qquad STABLE$

 $N, Ed/(Xy*N, Rk/gM1) + kyy*My, Ed/(XLT*My, Rk/gM1) + kyz*Mz, Ed/(Mz, Rk/gM1) = 0.23 < 1.00 \quad (6.3.3.(4)) = 0.23 < 1.00$

 $N, Ed/(Xz*N, Rk/gM1) + kzy*My, Ed/(XLT*My, Rk/gM1) + kzz*Mz, Ed/(Mz, Rk/gM1) = 0.42 < 1.00 \quad (6.3.3.(4))$

Profil correct !!!

4 Conclusion:

D'onc d'après la vérification des éléments de la structure on conclu que tous les éléments sont stables.



Chapitre IX : Calcul des assemblages



IX-Introduction:

Les constructions métalliques sont un ensemble d'élément basses (poteaux et poutres) qui sont assemblés entre eux pour former une ossature de ce fait les assemblages jouent un rôle très important dans ce type de construction.

Un assemblage est un dispositif qui permet de réunir et de solidariser plusieurs pièces entre elles, en assurant la transmission et la réparation des diverses sollicitations entre les pièces, sans générer des sollicitations parasites notamment de torsions.

IX.1-Les différents types d'assemblages :

Il existe plusieurs types d'assemblage dans la construction et plusieurs techniques pour les réaliser. Ils doivent cependant tous obéir à la même règle : les assemblages ne doivent jamais affaiblir la résistance des pièces.

Dans notre projet on retrouve différents types d'assemblages qui sont :

- Assemblage des éléments de la ferme.
- Assemblage des éléments de contreventement.
- Assemblage des éléments mezzanines.
- ❖ Ancrage en pied de poteau.
- ❖ Assemblage Poteau-ferme.

IX.2-Fonctionnement des assemblages :

Les principaux modes d'assemblages sont :

a) Le boulonnage

Le boulonnage consiste le moyen d'assemblage le plus utilisé en construction métallique du fait de sa facilité de mise en œuvre et des possibilités de réglage qu'il ménage sur site. Dans notre cas, le choix à été porté sur le boulon de haute résistance (HR) il comprend une vis à tige filetée, une tête hexagonale ou carrée et un écrou en acier à très haute résistance :

Classe	4.6	4.8	5.6	5.8	6.6	6.8	8.8	10.9
f _{yb} (N/mm ²)	220	340	300	400	460	480	640	900
f _{ub} (N/mm ²)	400	400	500	500	600	600	800	1000

Tableau IX.1: Caractéristiques mécaniques correspondant aux différentes classes.

b) Le soudage

En charpente soudée les assemblages sont plus rigides, cela à pour effet un encastrement partiel des éléments constructifs. Les soudages à la flamme oxyacéthylénique et le soudage à l'arc électrique sont des moyens de chauffages qui permettent d'élever à la température de fusion brilles des pièces de métal à assembler.

c) Fonctionnement par adhérence

Dans ce cas, la transmission des efforts s'opère par adhérence des surfaces des pièces en contact. Cela concerne le soudage, le collage, le boulonnage par boulons HR

d) Coefficients partiels de sécurité

(CHAP.6.1.2 –Eurocode3)

- Résistance des boulons au cisaillement : $\gamma_{MB} = 1,25$

- Résistance des boulons à traction : $\gamma_{MR} = 1,50$



e) Coefficient de frottement

(art.6.5.8.3 (1))

Un bon assemblage par boulons HR exige que des précautions élémentaires soient prises, notamment :

- Le coefficient de frottement μ doit correspondre à sa valeur de calcul. Cela nécessite une préparation des surfaces, par brossage ou grenaillage, pour éliminer toute trace de rouille ou de calamine ; de graissage, etc.

 $\mu = 0.50$ pour les surfaces de la classe A

 $\mu = 0.40$ pour les surfaces de la classe B

 $\mu = 0.30$ pour les surfaces de la classe C

 $\mu = 0.20$ pour les surfaces de la classe D.

IX.3-Rôle des assemblages :

Un assemblage est un dispositif qui permet de réunir et de solidariser plusieurs pièces entre elles, en assurant la transmission et la réparation des diverses sollicitations entre les pièces, sans générer des sollicitations parasites notamment de torsion.

Pour réaliser une structure métallique ; on dispose de pièces individuelles, qu'il convient d'assembler :

- Soit bout a bout (éclissage, rabotages).
- Soit concourantes (attaches poutre/poteau, treillis et systèmes réticulés)

Pour conduire les calculs selon les schémas classiques de la résistance des matériaux, il y a lieu de distinguer, parmi les assemblages :

- Les assemblages articulés, qui transmettront uniquement les efforts normaux et tranchants.
- Les assemblages rigides, qui transmettront en outre les divers moments.

IX.4-Assemblage des éléments de la ferme :

- Les fermes sont généralement constituées par cornières assemblées par des goussets.
- Les barres de triangulation doivent, autant que possible, concourir à l'axe neutre des profils constitutifs.
- La conception d'une poutre à treillis consiste à choisir le type de barre la composant, le type de nœuds et le moyen d'assemblage (soudée ou boulonné).
- Les sections des barres peuvent être constituées de cornières jumelées à ailes égales ou inégale parfois renforcées par des plat, des sections tubulaire (rond ou carré) et pour des très fortes charges des sections en I, H ou T.
- Le calcul se fait selon les sollicitations les plus défavorables données dans le tableau ci-dessous.



Éléments	Membrures Supérieures	Membrures Inferieures	Diagonales	Montants
Efforts (KN)	378,86 KN	336,04 KN	146,75KN	60,27 KN
	(Traction)	(Compression)	(Traction)	(Compression)
Sections	2L (100×100×10)	2L (90×90×9)	2L (90×90×9)	2L (60×60×10)

Tableau IX.2 : Efforts dans les éléments de la ferme.

Les éléments de la ferme sont des éléments en double cornières d'où l'effort sollicitant sera divisé par deux.

IX.4.1-Pré dimensionnement du gousset :

L'épaisseur du gousset dépend essentiellement de l'effort appliqué, il est donné par le tableau suivant :

F (KN)	≤ 200	200-450	450-750	750-1150	1150-1650
e (mm)	8	10	12	14	16

Tableau IX.3 : Epaisseur du gousset en fonction de l'effort appliqué [livre APK]

- Pour les membrures supérieures N = 378,86 KN compris entre 200 450
- Pour les membrures inférieures N = -336,04 KN compris entre 200 450
- Pour les diagonales $N = 146,75KN \le 200$
- Pour les montants $N = -60,27KN \le 200$

Donc on choisit $t_{max} = 10$ mm.

IX.4.2-Pré dimensionnement de la gorge :

La gorge de soudure doit vérifier les critères de mise en œuvre, elle est donnée par la

condition suivante : $3mm \le a \le 0.5 tmax$

avec : t_{max}: épaisseur maximal des pièces assemblées.

t_{max}= 12mm (épaisseur du gousset)

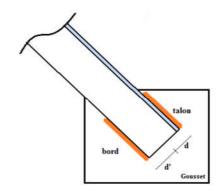
 $3 \text{mm} \le a \le 6 \text{ mm}$ On prend $\mathbf{a} = 4 \text{mm}$.

IX.4.3-Les longueurs de soudures :

Les longueurs de soudure sont données comme suit :

$$L_{talon} \ge \frac{\frac{N}{2} \gamma_{m0} \cdot \beta_{W} \cdot \sqrt{3}}{a \cdot f_{u} \left(1 + \frac{d}{d'}\right)}$$
 EC3Art 6.6.5.3





$$L_{bord} \geq \frac{\frac{N}{2} \gamma_{m0}.\beta_{W}.\sqrt{3}}{a.f_{u}(1 + \frac{d'}{d})}$$

Figure 9.1: Longueurs des soudures

N/2 : effort repris par une cornière

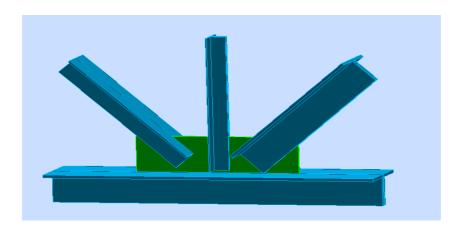


Figure 9.2 : Détails d'assemblage des éléments de la ferme

 γ_{m0} : Coefficient de sécurité γ_{m0} =1,25

 $oldsymbol{eta_{\scriptscriptstyle W}}$: Coefficient de corrélation $oldsymbol{eta_{\scriptscriptstyle W}}$ = 0,8

 f_u : Résistance limite de rupture f_u = 360 MPa

a: Gorge de la soudure a = 4mm

d : Distance du centre de gravité au talon

d' : Distance du centre de gravité au bord

Les dimensions choisis pour les différents cordons de soudures sont données dans le tableau suivant :



élément	Type de cornière	Distance		Longueur des soudures		
		d' (cm)	d (cm)	L talon (cm)	L bord (cm)	Gorges (mm)
Membrure supérieure	2L (100*100*10)	7,18	2,82	0	23	4
Membrure inférieure	2L (90*90*9)	6,46	2,54	0	20,5	4
Diagonale	2L (90*90*9)	6,46	2,54	6,5	9	4
Montant	2L (60*60*10)	8,17	1,83	3	4	4

Tableau IX.4: Dimension des cordons de soudure

IX.4.4-Assemblage du gousset sur la membrure de la ferme :

Gousset (ep = 8mm) est fixé avec des boulons de classe 6.8

$$F_{Vsd} = \frac{N_{\text{max}}}{n.p} = \frac{146.75}{4.2} = 18.34 \, KN$$

$$F_{V.rd} = \frac{0.5 \times A_S \times f_{ub}}{\gamma_{Mb}}$$

$$A_S \ge \frac{\gamma_{Mb}.F_{Vsd}}{0.5 f_{ub}} = \frac{1.25 \times 18.34 \times 10^3}{0.5 \times 600} = 76.41 mm^2$$

On adopte des boulons de type M12 avec A_S=84.3cm² et d₀=13mm

$$\begin{cases} e_1 = 60mm \\ e_2 = 60mm \\ P_1 = 80mm \end{cases}$$

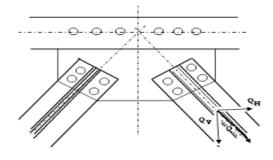


Figure 9.3 : Assemblage gousset – membrure

a) Déterminations des efforts de cisaillement revenant à chaque boulon :

$$Q = 52,42 \text{ KN}$$

$$Q_V = 52,42 \cos 40,33 = 39,96 \text{ KN}$$

$$Q_h = 52,42 \sin 40,33 = 33,92 \text{ KN}$$



Cisaillement vertical des boulons :

$$Q_{1V} = \frac{Q_V}{n}$$
 n: nombre de boulon
$$Q_{1V} = \frac{39,96}{2} = 19,98 \text{kN}$$

$$Q_{1h} = \frac{33,92}{3} = 11,30 \text{kN}$$

D'où l'effort de cisaillement \boldsymbol{Q}_{max} sur le boulon est :

$$Q_{\text{max}} = \sqrt{Q_{1\text{V}}^2 + Q_{1h}^2} = \sqrt{19,98^2 + 11,30^2} = 22,95kN$$

 $Q_{\text{max}} = 22,95kN$

- b) Vérification à la résistance des boulons :
- **Vérification au cisaillement :**

$$Q_{\text{max}} \le F_{srd} = \frac{K_s \times n \times \mu \times F_p}{\gamma_{m0}}$$

$$F_p = 0.7 \times A_s \times f_{ub} = 0.7 \times 1.92 \times 80 = 107.52kN$$

$$F_{SRd} = 0.3 \times 1 \times 1 \times \frac{107.52}{1.25} = 25.80kN$$

D'où :
$$Q_{max} = 22,95 \ kN < F_{srd} = 25,80 \ kN$$
 vérifiée

Donc : On choisit 6 boulons M18 de classe 8.8.

IX.5-Assemblage du couvre joint :

IX.5.1-Assemblage du couvre joint de la ferme :

Afin de faciliter le transport, ainsi que le montage (assemblage) sur chantier, on devra diviser cette dernière en quatre éléments, ainsi que la ferme qui sera divisé au milieu.

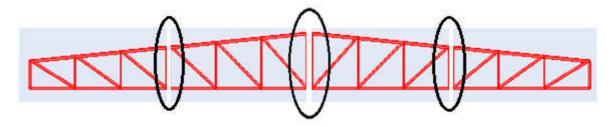


Figure 9.4 : Assemblage des quatre éléments de la ferme

L'assemblage sera sollicité par un moment en travée qui résulte des efforts normaux dans les barres, qui se réduit par la suite à un effort de cisaillement dans les boulons.



On considérera forfaitairement 12 boulons ordinaires M12 de classe 6.8 ; $d_0=13mm$

Disposition des boulons :

$$\begin{cases} 1,2d_0 \leq e_1 \leq 12t \\ 2,2d_0 \leq p_1 \leq 14t \end{cases} \quad d'ou \quad \begin{cases} 15,6mm \leq e_1 \leq 72mm \\ 28,6mm \leq p_1 \leq 84mm \end{cases}$$

Soit:

$$\begin{cases} e_1 = 40 & mm \\ P_1 = 60 & mm \end{cases}$$

IX.5.2-Calcul du moment sollicitant en travée de la ferme :

a) Calcul de G:

Poids de la ferme : 18,64 KN

Poids des pannes : $12 \times 0,158 \times 6 = 11,37$ KN

Poids de la couverture + accessoires d'attache : $0,1305 \times 25 \times 6 = 19,57$ KN

$$G = 49,58 \text{ KN}$$
 donc $P_G = 49,58/25 = 1,98 \text{ KN/m}$

b) Calcul de S:

$$S = 0.148 \times 25 \times 6 = 22.20 \text{ KN} \Rightarrow P_S = 22.20/25 = 0.88 \text{ KN/m}$$

c) Calcul de W:

$$W = -1,487 \text{ KN/m}^2 \implies P_W = -1,487 \times 3 = -4,46 \text{ KN/m}$$

• Calcul assemblage de la ferme à $X = \frac{L}{2}$

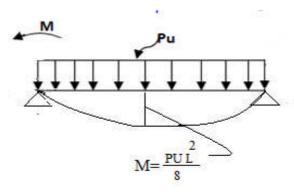


Figure 9.5 : Schéma statique de la ferme

$$1^{er}$$
 Cas: $(G + 1,5 W)$

$$P_U = 1.98 - 1.5 \times 4.46 = 4.71 \text{ KN/m}$$

$$M_{\text{max}} = \frac{4,71 \times 25^2}{8} = 367,96 \text{KN.m}$$

$$2^{er}$$
 Cas: (1,35 G + 1,5 S)

$$P_{\rm u} = 3.99 \, {\rm KN/m}$$

$$M_{\text{max}} = \frac{3.99 \times 25^2}{8} = 311.71 \text{KN.m}$$

On dimensionnera l'assemblage selon le cas le plus défavorable à savoir G + 1,5 W.

Le couvre joint sera sollicité à un effort de traction qui vaut :

$$N_{\text{max}} == \frac{M_{\text{max}}}{h} = \frac{367,96}{2} = 183,98 KN$$

D'où l'effort repris par chaque boulon est calculé comme suit :

$$F_{V,Sd} = \frac{N_{\text{max}}}{n \times P} = \frac{183,98}{12 \times 2} = 7,66 \, KN$$

• Calcul assemblage de la ferme à $X = \frac{L}{4}$

$$M_{\text{max}} = \frac{Px[l-x]}{2}$$

$$M_{\text{max}}(\frac{l}{4}) = \frac{P\frac{l}{4}\left[l - \frac{l}{4}\right]}{2}$$

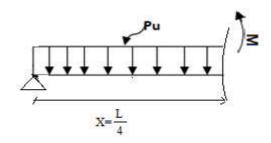


Figure 9.6 : Schéma statique de la ferme

$$M_{\text{max}}(\frac{l}{4}) = \frac{3Pu.l^2}{32}$$

$$1^{er}$$
 Cas: (G + 1.5 W):

$$M_{\text{max}}(\frac{l}{4}) = \frac{3 \times 4,71 \times 25^2}{32} = 275,97 \, \text{KN.m}$$

$$2^{er}$$
 Cas: (1,35 G + 1,5 S):

$$M_{\text{max}}(\frac{l}{4}) = \frac{3 \times 3.99 \times 25^2}{32} = 233.79 \text{ KN.m}$$

On dimensionnera l'assemblage selon le cas le plus défavorable G + 1,5 W



$$N_{\text{max}} == \frac{M_{\text{max}}}{h} = \frac{275,97}{1.5} = 183,98 \, KN$$

D'où l'effort repris par chaque boulon est calculé comme suit :

$$F_{V,Sd} = \frac{N_{\text{max}}}{n \times P} = \frac{183,98}{12 \times 2} = 7,66 \, KN$$

IX.5.3-Vérifications à faire :

a) Assemblage trop long:

Longueur du couvre joint : 340 mm

Longueur de l'assemblage : $L = 380 - (2 \times 40) = 300 \text{mm}$

L > 15 d = 180 mm; Donc l'assemblage est trop long.

Calcul du coefficient réducteur \(\beta : \)

$$\beta = 1 - \left(\frac{L - 15 \times d}{200 \times d}\right) = 1 - \left(\frac{300 - 180}{200 \times 12}\right) = 0.95$$

$$F_{V,Rd} = 2.5 \times \beta \times A_S \times f_{ub} / \gamma_{mb}$$

$$F_{V,Rd} = 2.5 \times 0.95 \times 0.843 \times 60 / 1.25 = 19.22 \, KN > F_{V,sd} = 7.66 \, KN \dots vérifier$$

b) Vérification à la pression diamétrale :

$$F_{P,Rd} = 2.5 \times \alpha \times d \times t_P f_{ub} / \gamma_{mb}$$

$$\alpha = \min\left(\frac{e_1}{3d_0}; \frac{P_1}{3d_0}; \frac{f_{ub}}{f_u}; 1\right) = \min\left(1.02; 1, 28; 2, 22: 1\right)$$

$$\alpha = 1$$

$$F_{P,Rd} = 2,5 \times 1 \times 12 \times 6 \times 60/1,25$$

$$F_{p,rd} = 8,64 \ KN > F_{p,Sd} = 7,66 \ KN \qquad \qquad \mbox{v\'erifi\'ee} \label{eq:fprod}$$

C) Rupture de la section nette :

$$N_{u,Rd} = 0.9 \times A_{nett} \times f_u / \gamma_{mb}$$

$$A_{nett} = 2(A_1 + \zeta A_2)$$

$$A_1 = (l - d_0) \times e = (60 - 13) \times 5 = 235mm^2$$

$$A2 = A_{nett} - (d_0 \times e) - A_1 = 582 - (13 \times 5)235 = 282mm^2$$

$$\zeta = \frac{3 \times A_1}{3A_1 \times A_2} = \frac{3 \times 235}{3 \times 235 \times 282} = 0.714$$

$$A_{nett} = 2(235 + 0.714 \times 282) = 872.7 mm^2$$

$$N_{uRd} = 0.9 \times 872.7 \times 360/1.25 = 226.2 \times 122.65 KN$$

IX.6-Assemblage des éléments de contreventements :

IX.6.1-Contreventement poutre au vent :

IX.6.1.1-Assemblage de la diagonale sur le gousset :

Les boulons sont sollicités en cisaillement seul.

Les diagonales les plus sollicitées sont celles qui reprennent un effort de traction maximum.

$$N_{ELU} = 40,89kN$$

$$N_{ELS} = 23,79kN$$

$$F_{Vsd} = \frac{N_{\text{max}}}{n.p} = \frac{40.89}{3.1} = 13.63 \, KN$$

On utilise des boulons ordinaires dont la résistance de calcul au glissement $F_{v,rd}$ est donnée par la formule :

$$F_{v,rd} = \frac{0.5A_S \times F_{ub}}{\gamma_{Mb}}$$
 Avec: $\gamma_{Mb} = 1.25$

$$A_S \ge \frac{\gamma_{Mb}.F_{Vsd}}{0.5 f_{vb}} = \frac{1.25 \times 13.63 \times 10^3}{0.5 \times 400} = 85.18 mm^2$$

On adopte des boulons de type M14 avec A_S=1.15cm² et d₀=15mm

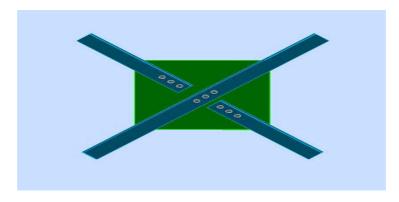


Figure 9.7: Assemblage diagonale-gousset



Boulon de classe $4.8 \Rightarrow f_u = 400MPa$

Les diagonales : L (130*130*12)

On doit déterminer le nombre des boulons.

$$F_{vRd} = \frac{0.5 \times 1.15 \times 40}{1.25} = 18.4 kN$$

> Vérification à l'ELU :

L'effort tranchant repris par un boulon est : $F_{V,sd} = \frac{N}{n.p}$

Le nombre de boulons doit vérifier la condition suivante :

$$F_{V,sd} \le F_{sRd} \Rightarrow n = \frac{N}{F_{sRd} \cdot p} = \frac{40,89}{18.4 \times 1} = 2,22$$

Soit n=3, Boulons de M14.

> Vérification à l'ELS :

$$F_{vRd} = \frac{0.5 \times 1.15 \times 40}{1.1} = 20.90 kN$$

$$F_V = \frac{11,895}{3 \times 1} = 3,96kN$$

$$F_{vRd} = 20,90 \succ F_V = 3,96kN \Rightarrow v\acute{e}rifi\acute{e}$$

Donc on admet les boulons 3M14 de classe 4.8

Disposition des boulons :

$$\begin{cases} e_1 \ge 1, 2 \times d_0 \\ e_1 \le 12 \times t_{\text{max}} \\ e_1 \le 150 \text{mm} \end{cases}; \quad \begin{cases} e_2 \ge 1, 2 \times d_0 \\ e_2 \le 12 \times t_{\text{max}} \\ e_2 \le 150 \text{mm} \end{cases}; \quad \begin{cases} p_1 \ge 2, 2 \times d_0 \\ p_1 \le 14 \times t_{\text{max}} \\ p_1 \le 200 \text{mm} \end{cases}$$

On opte pour un gousset de 8mm et des boulons M14, d₀=15mm soit :

$$\begin{cases} e_1 = 70mm \\ e_2 = 70mm \\ P_1 = 80mm \end{cases}$$

La figure suivante montre la disposition des boulons sur le gousset :



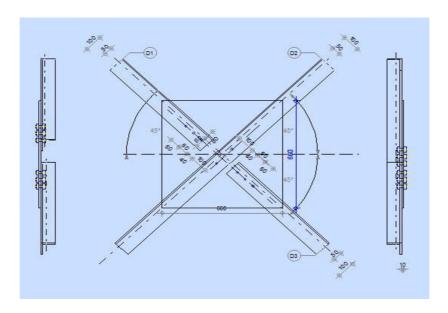


Figure 9.8: Disposition des boulons

✓ Vérification à la pression diamétrale :

-Pour la cornière, on doit vérifier la formule suivante :

$$F_{V,sd} \le F_{b,Rd} = 2.5 a F_u dt_p / \gamma_{Mb}$$

 $\alpha = \min (e_1 / 3d_0; P1/ 3d_0 - 0.25; f_{ub}/f_u \text{ ou } 1)$
 $\alpha = 1$

$$F_{b,Rd} = 2.5 \times 1 \times 400 \times 14 \times \frac{7}{1,25} = 78,40 \text{ KN}$$

$$F_{V,sd} = \frac{N}{n \times p} = \frac{40,89}{3 \times 1} = 13,63 \text{ KN}$$

$$Donc \ F_{V,sd} \leq F_{b,Rd} \qquad v\'{e}rifi\'{e}e$$

-Pour le gousset :

$$F_{V,sd} \le F_{b,Rd} = 2.5 a F_u dt_p / \gamma_{Mb}$$

$$\alpha = min (e_1 / 3d_0; P1/ 3d_0 -0.25; f_{ub}/f_u ou 1)$$

$$\alpha = 1$$

$$F_{b,Rd} = 2.5 \times 1 \times 400 \times 14 \times \frac{8}{1.25} = 89,60 \text{ KN}$$

$$F_{V,sd} = \frac{N}{n \times p} = \frac{40,89}{3 \times 1} = 13,63 \text{ KN}$$

Donc
$$F_{V,sd} \leq F_{b,Rd}$$
 vérifiée



IX.7-Assemblage des ciseaux de stabilité :

Les barres son constitué de simple cornière (100x100x11) son soumise uniquement au effort de traction ou de compression ce qui se traduit en effort cisaillement dans les boulons

$$N_{\text{max}} = 50,82 \text{ KN}$$

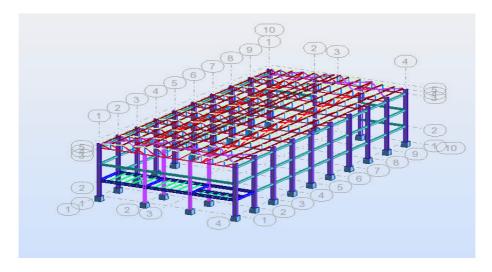


Figure 9.9 : Détails des ciseaux de stabilité

$$F_{Vsd} = \frac{N_{\text{max}}}{n.p} = \frac{50.82}{3.1} = 16.94 \, KN$$

$$A_S \ge \frac{\gamma_{Mb}.F_{Vsd}}{0.5 f_{vb}} = \frac{1.25 \times 16.94 \times 10^3}{0.5 \times 400} = 105.87 mm^2$$

On utilisera des boulons ordinaires M14 de classe 4.8

$$Fv, rd = \frac{0.5 \times As \times Fub}{\gamma mb}$$

$$Fv, rd = \frac{0.5 \times 1.15 \times 40}{1.25} = 18.4 \text{ KN}$$

L'effort tranchant repris par un seul boulon et Fv, $sd = \frac{N}{n \times P}$

Et le nombre de boulon doit vérifier la condition suivante :

Fv, sd
$$\leq$$
 Fv, rd \rightarrow n = $\frac{N}{Fv, rd \times P} = \frac{50,82}{18,4 \times 1} = 2,76$

On va opter pour un gousset de 12 mm et 3 boulons M14 de classe 4,8



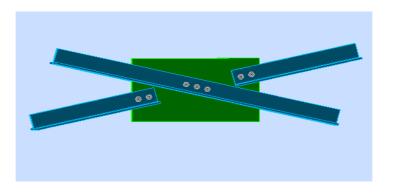


Figure 9.10 : Assemblages des ciseaux de stabilité

La disposition des boulons

a) Vérification vis-à-vis de la pression diamétrale :

Fv, sd
$$\leq$$
 Fb, rd = 2,5 \times a \times fu \times d \times $\frac{tp}{\gamma_{mb}}$

$$a = \min\left(\frac{e1}{3d0}, \frac{P1}{3d0} - 0.25, \frac{fub}{fu} \text{ ou } 1\right)$$

$$a = \min\left(\frac{40}{45}, \frac{50}{45} - 0.25, \frac{\text{fub}}{\text{fu}} \text{ ou } 1\right)$$

$$(a = 0.86)$$

Fb. rd =
$$2.5 \times 0.86 \times 40 \times 1.4 \times \frac{1.2}{1,25}$$

$$Fb. rd = 115,58 KN$$

Fv, sd =
$$\frac{N}{N \times P}$$
 = 16.94 KN < $F_{b.rd}$ = 115,58 KN

Vérifiée

b) Rupture de la section nette :

$$Nu, rd = 0.9 Anet \times \frac{fu}{\gamma mb}$$

Anet =
$$2(A1 + \varepsilon A2)$$

$$A1 = (l - d0) \times e = (100 - 15) \times 11 = 935 \text{ mm}^2$$



$$A2 = Atotal - (d0 \times e) - A1 = 1068 - (15 \times 11) - 935 = 1832 \text{ mm}^2$$

$$\varepsilon = \frac{3 \times A1}{3A1 + A2} = 0,604$$

Anet = $2(935 + 0.604 \times 1832) = 3944.57 \text{ mm}^2$

$$0.9 \times 3944.57 \times \frac{360}{1.25} = 1022.43 \text{ KN} > N_{ELU} = 50.82 \text{ KN}$$

Vérifiée

IX.8-Assemblage poteau – ferme : (HEA120 – 60*60*10)

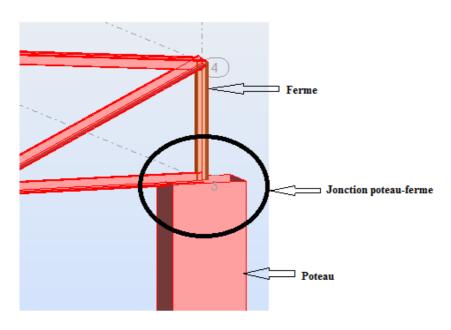


Figure 9.11: Assemblage poteau-ferme

L'assemblage sera sollicité par un moment M qui résulte des efforts de tractions dans les membrures (supérieures, inférieures) ainsi que les diagonales, et un effort tranchant V du à l'effort de compression dans le dernier montant.

• Calcul du moment sollicitant aux appuis de la ferme

$$G = 1,98 \text{ KN/m}$$

$$W = -4,46KN/m$$

• 1^{er} CAS : G + 1,5 W

Pu = 1,98 - 1,5 x 4,46 = -4,71kN/m

$$M = \frac{4,71 \times 25^{2}}{12} = 245,31KN.m$$

• 2^{emes} cas: 1,35G+1,5S P_u = 3,99 KN/m

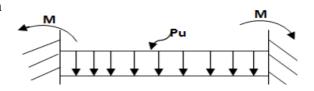


Figure 9.12 : Schéma statique de la ferme



$$M = \frac{3,99 \times 25^2}{12} = 207,81 \text{KN.m}$$

Calcul l'effort tranchant :

$$V = \frac{4,71 \times 25}{2} = 58,87 KN$$

On dimensionnera l'assemblage selon le cas le plus défavorable à savoir G + 1,5W

combinaisons	M (KN. M)	V (KN)	
G+1.5W	245,31	58,87	

Tableau IX 5 : Les sollicitations les plus défavorables

IX.8.1-Disposition des boulons :

On va utiliser des boulons M18.

Boulon M18 $\rightarrow d_0 = 20$ mm

Cornière 2L (60*60*10), t = 10mm

$$\begin{cases} 1{,}2d_0 \le e_1 \le 12t \ ou \ 150 \ mm \\ 2{,}2d_0 \le p_1 \le 14t \ ou \ 200 \ mm \end{cases} \qquad d'ou \qquad \begin{cases} 24mm \le e_1 \le 120mm \\ 44mm \le p_1 \le 140mm \end{cases}$$

Soit $e_1 = 40$ mm $P_1 = 80$ mm

On a la hauteur de montant est 100cm on choisira 10 rangées

Les 5 rangées de boulons supérieurs travaillent en traction, le plus sollicité reprend un effort qui vaut :

$$Fc = N1 + N2 + N3....(1)$$

$$\frac{N_1}{d_1} = \frac{N_2}{d_2}$$
(2)

$$M = \frac{N_1}{d_1} (d_1^2 + d_2^2 + d_3^2)$$

$$N_1 = \frac{M \cdot d_1}{\sum_{i=1}^5 d_i^2}$$

 d_i : La distance des boulons tendus au pied du montant.

$$d_1 = 100 - (4+1) = 95 \, cm$$

$$d_2 = 95 - 6 = 89 \, cm$$

$$d_3 = 89 - 6 = 83 \, cm$$

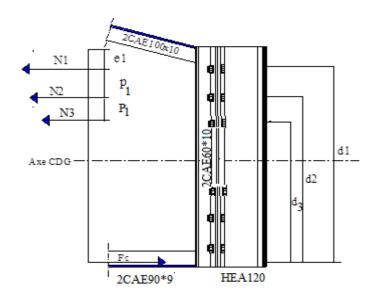


Figure 9.12: Distribution des efforts.

Calcul de l'effort N:

$$N_1 = \frac{245,31 \times 0,95}{\left(0,95\right)^2 + \left(0,89\right)^2 + \left(0,83\right)^2} = 97,77kN$$

$$N_1 = 97,77kN$$

Le boulon reprend en plus de l'effort de traction, un effort de cisaillement qui vaut :

$$V_{sd} = \frac{V}{n \cdot p}$$

n: nombre de boulon

p: nombre de plan de cisaillement

$$V_{sd} = \frac{57,87}{20 \times 1} = 2,89kN$$

La résistance d'un boulon précontraint soumis simultanément à des efforts de cisaillement et de traction est donnée comme suit :

$$V_{R} = \frac{K_{S} \cdot \mu \cdot n \left(F_{p} - 0.8F_{tsd}\right)}{\gamma_{ms}} \ge V_{sd}$$

$$F_{p} = 0.7 \cdot A_{s} \cdot f_{ub}$$

 F_p : Effort de précontrainte

 F_{ub} : Résistance ultime à la traction du boulon



A_s: Section résistante de la partie filetée.

Boulon de classe 8.8 (haute résistance) $f_{ub} = 800 \text{ MPa}$

$$\gamma_{ms}$$
: Coefficient de sécurité
$$\begin{cases} \gamma_{ms} = 1,25 \Rightarrow ELU \\ \gamma_{ms} = 1,1 \Rightarrow ELS \end{cases}$$

 K_s : Facteur de forme; trous nominaux $K_s = 1$.

n: nombre de plan de contact n=1

 μ :Coefficient de frottement $\Rightarrow \mu = 0.3$ surface brossée

IX.8.2- Vérification à l'assemblage trop long :

La longueur de l'assemblage est : L=1000-(2×40)=920mm

 $15 \times d = 15 \times 18 = 270 \text{mm}$

 $L = 920 \text{ mm} > 15 \times d = 270 \text{mm}$; donc l'assemblage est très long.

D'où l'effort résistant V_R doit être minoré par un coefficient β_{lf} :

$$\beta_{lf} = 1 - \left(\frac{L - 15 \times d}{200 \times d}\right) = 1 - \left(\frac{920 - 270}{200 \times 18}\right) = 0.819$$

Donc: $0.75 \le \beta_{lf} \le 1$ vérifiée

$$F_{tsd} = \frac{N_1}{2} = \frac{97,77}{2} = 48,88kN$$
$$F_{tsd} = 48,88kN.$$

$$V_R = \frac{0.3 \times 1 \times 1 \times \left[0.7 \times 1.92 \times 100 - 0.8 \times 48.88\right]}{1.25} = 22.87kN$$

$$V_R = 0.819 \times 22.87 = 18.73kN$$

$$V_{sd} = 2,\!17kN \prec 18,\!73kN \Longrightarrow v\acute{e}rifi\acute{e}$$

IX.9-Assemblage poteau-poutre principale (HEA500-IPE550):

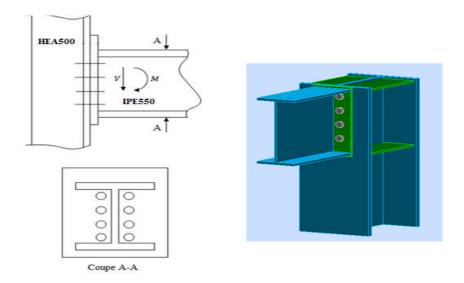


Figure 9.13 : Représentation de l'assemblage poteau - poutre maitresse.

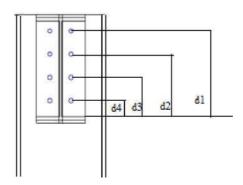
Cet assemblage sera réalisé avec des boulons de Classe 8.8, caractérisés par :

Classe 8.8
$$\begin{cases} fu = 640 MPa \\ fub = 800 MPa \end{cases}$$

On calcul l'assemblage le plus sollicité :

$$\left\{ \begin{array}{ll} M = 40,\!40 \text{ KN. m} \\ V = 34,\!70 \text{ KN} \end{array} \right. \rightarrow \text{ à l'ELU combinaison : (} G + Q + Ey).$$

On prend : d_1 = 26.5cm ; d_2 = 19 cm ; d_3 = 11.5 cm ; d_4 = 4 cm.



> Détermination des efforts dans les boulons :

On considère que la platine est suffisamment épaisse de façon que la totalité des efforts appliquée se destitue entre les rangés de boulon tendus, par ailleurs l'effort de compression sera supposé concentré au centre de gravité de la semelle comprimée de la poutre.



$$N_1 = \frac{M \times d1}{\sum_{d_1}^2} = \frac{40,40 \cdot 10^2 \times 26.5}{34.8^2} = 88,40 \text{ KN}.$$

$$N_2 = \frac{N_1 \times d_2}{d_1} = 63.38 \text{ KN}.$$

$$N_3 = \frac{N2 \times d3}{d1} = 27.5 \text{ KN}.$$

$$N_4 = \frac{N_3 \times d_4}{d_1} = 4.15 \text{ KN}.$$

Pré dimensionnement des boulons :

$$N_1 \le \eta \times F_p$$

 η : Nombre de boulon par rangée ($\eta = 2$).

$$F_{\rm p} = 0.7 \times As \times f_{ub}$$

$$As \ge \frac{N1}{\eta \times 0.7 \times f_{ub}} = \frac{80,40}{2 \times 0.7 \times 80} = 0,71 \text{ cm}^2.$$

On opte pour un boulon de type M $14 \Rightarrow As = 1.15 \text{ cm}^2$.

Calcul du moment résistant effectif de l'assemblage :

$$N_{t,Rd} = 0.7 \times \eta \times As \times f_{ub} = 0.7 \times 2 \times 1.15 \times 80 = 128.8 \text{ KN}.$$

$$M_R \!=\! \frac{{N_{t,Rd} \times \! \sum {d_i}^2 }}{{d1}} \!=\! \frac{{128.8 \times 34.8^2 }}{{26.5}} \;\; 10^{-2} = 58.86 \; KN.m$$

$$M_R = 58.86 \text{ KN.m} > M = 40.40 \text{ KN.m.} \rightarrow \text{V\'erifi\'ee}.$$

> Vérification au cisaillement plus traction dans chaque boulon :

V = 34.70 KN. (Sur 8 boulons).

$$F_{v,sd} = \frac{v}{8} = \frac{34.70}{8} = 4,33 \text{ KN}.$$

Il faut vérifier que : $F_{v,sd} \leq F_{s,Rd}$

$$F_{s,Rd} = K_S \times \mu \times m \times \frac{Fp - 0.8 \times \frac{N_1}{2}}{\gamma_{M_S}} \rightarrow CCM97art 6.5.6.4$$

$$F_{\rm p}$$
= 0.7×As× f_{ub} = 0.7 × 1.15 × 80 = 64.4 KN

$$F_{s,Rd} = 1 \times 0.3 \times 1 \times \frac{64.4 - 0.8 \times \frac{88.40}{2}}{1.25} = 6,96 \text{ KN} > F_{v,sd} = 6.13 \text{ KN} \rightarrow \text{Vérifiée.}$$

➤ Assemblage Platine – Poutre :



Elle se fera au moyen de cordons de soudure.

Le dimensionnement des cordons se fait suivant l'hypothèse suivante :

On supposera que le moment est repris uniquement par les cordons reliant les semelles à la platine, on supposera également que l'effort tranchant est repris uniquement par les cordons reliant l'âme à la platine. Cet assemblage est soumis au système de forces suivantes :

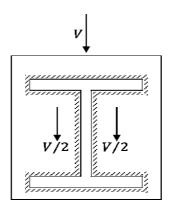


Figure 9.14: Assemblages platine -poutre principale.

L'assemblage est soumis aux sollicitations suivantes :

$$\begin{cases} M = 40.40 \text{ KN. m} \\ V = 34.70 \text{ KN} \end{cases}$$

On prend e = 10 mm épaisseur de la platine.

• Gorge reliant l'âme :

$$3 \text{mm} \le a \le 0.5 \cdot t_w \to 3 \text{mm} \le a \le 0.5 \cdot 11.1 = 5.55 \to a = 4 \text{ mm}.$$

• Distribution des efforts sur les différents cordons :

✓ Cordon âme - platine :

Chaque cordon reprend $\frac{V}{2}$

$$\frac{V}{2} = \frac{34,70}{2} = 17,35$$
 KN.

La longueur du cordon est : $L_w = h - 2 \cdot t_f = 550 - 2 \cdot 17.2 = 515,6 \text{ mm}.$

✓ Cordon semelle - platine :

La longueur du cordon est :
$$L_f = h - 2 \cdot t_w = 550 - 2 \cdot 11.1 = 527$$
 ,8 mm. Chaque cordon reprend $F = \frac{M}{h - t_f} = \frac{40,40}{550 - 17.2} \cdot 10^3 = 75.82$ KN.

> Vérification :



✓ Cordon âme- platine :

Il faut vérifier la condition suivante :

$$\frac{V}{2} \le F_{w,Rd}$$

 $F_{w,Rd}$: Résistance d'un cordon de soudure.

$$F_{w,Rd} = \mathbf{a} \cdot L_w \cdot \frac{F_u}{\beta_{w \cdot \gamma_{M_w} \cdot \sqrt{3}}} \rightarrow \text{CCM97art } 6.6.5.3$$

On' a:

$$S235 \Longrightarrow \begin{cases} F_u = 640 \ MPa \\ \beta_w = 0.8 \\ \gamma_{M_w} = 1.25 \end{cases}$$

$$\frac{V}{2} = 17.35 \ \text{KN}.$$

$$F_{w,Rd} = 4 \cdot 515,6 \cdot \frac{640}{0.8 \cdot 1.25 \cdot \sqrt{3}} \cdot 10^{-3} = 762,06 \text{KN} > 17,35 \ \text{KN} \rightarrow \text{V\'erifi\'ee.}$$

✓ Cordon semelle – platine :

Il faut vérifier la condition suivante :

$$F \le F_{w,Rd}$$

$$F_{w,Rd} = \mathbf{a} \cdot L_f \cdot \frac{F_u}{\beta_{w \cdot \gamma_{M_w} \cdot \sqrt{3}}}$$

$$F_{w,Rd} = 4 \cdot 527.8 \cdot \frac{640}{0.8 \cdot 1.25 \cdot \sqrt{3}} \cdot 10^{-3} = 780.09 \text{ KN} > 75.82 \text{ KN} \rightarrow \text{V\'erifi\'ee.}$$

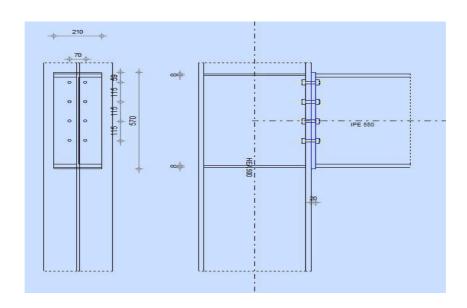


Figure 9. 13 : Vue de l'assemblage poteau – poutre maitresse.



IX.10-Assemblage poteau - poutre secondaire (HEA500-IPE450) :

M = 20, 19 KN. m

 $V_{sd} = 21,67 \text{ KN}$

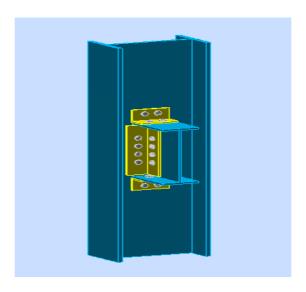


Figure 9.15 : Assemblage par double cornière.

a) La disposition constructive des boulons :

On choisit des boulons M18 de diamètre 20 de classe 10.9

Nombre de boulons = 4

Nombre de files : n = 2

Section résistante de la partie filetée : As =192mm²

Poteau: HEA500

Traverse: IPE450

M = 20,19 KN.m

 $V_{sd} = 21,67 \text{ KN}.$

- b) Condition de résistance des boulons :
- > Distance entre axe des boulons :
- Entre axe des boulons :

$$P_1 \ge 3d_0 \qquad P_2 \ge 3d_0$$

Avec:
$$d_0 = 20 \text{ mm}$$

$$P_1 \ge 3 \times 20 = 60 \text{ mm} \implies \text{soit } P_1 = 60 \text{mm}$$

$$P_2 \ge 3 \times 20 = 60 \text{ mm} \implies \text{soit } P_2 = 60 \text{ mm}$$

• Pince longitudinale:

$$e_1 \geq 1.5 d_0 \quad \Longrightarrow e_1 \geq 1.5 \times 20 = 30 \text{ mm} \qquad \qquad \Longrightarrow \text{ On prend}: e_1 = 30 \text{ mm}.$$

• Pince transversale:

$$e_2 \ge 1.5d_0$$
 $\Longrightarrow e_2 \ge 1.5 \times 20 = 30 \text{ mm}$ \Longrightarrow On prend : $e_2 = 30 \text{ mm}$.

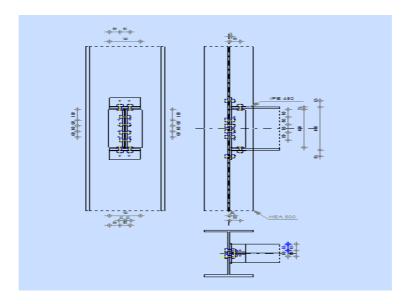


Figure 9.16: Disposition des boulons

c) Détermination des efforts dans les boulons :

Nous considérons uniquement les boulons tendus, c'est à dire la première rangée supérieure des boulons.

d1 = 80 mm.

$$\sum di^2 = (80)^2 = 6,4.10^{-3} m^2$$

$$Ni = \frac{Msd \times di}{\sum_{i} di^{2}}$$

$$N_1 = \frac{20.19 \times 0.08}{6.4 \times 10^{-3}} = 252.37 \, \text{KN}$$

Dimensionnement des boulons :

Il faut vérifier que : $N_1 \! \leq n \times F_P \mbox{ avec} : F_P = 0.7 \times \mbox{ fub} \times A_S$

$$A_S \ge \frac{N_1}{0.7 \times fub \times n} = \frac{252.37 \times 10^3}{0.7 \times 1000 \times 2} = 180.26 mm^2 < A_S = 192 mm^2$$

Soit des boulons de diamètre $d_0 = 20 mm$; de classe 10.9; $A_S = 192 \ mm^2$



Moment résistant effectif de l'assemblage :

$$M_{R} = \frac{F_{P} \times \sum di^{2}}{d1} < M_{sd}$$

$$F_P = 0.7 \times \text{ fub} \times A_S = 0.7 \times 1000 \times 10^{-3} \times 192 = 134,4 \text{ KN par boulon}$$

$$M_R = \frac{134.4 \times 0.08}{6.4 \times 10^{-3}} = 1680 \text{ KN .m}$$

$$M_{sd} = 182.74 \text{KN.m} < M_R = 1680 \text{ KN.m}$$

Condition verifier

> Résistance d'un boulon a l'interaction cisaillement et traction :

Il faut vérifier que :
$$V_{sd} \le V_R = \frac{K_S \times \mu \times n \times (F_P - 0.8F_{t,sd})}{\gamma_{Ms}}$$

n = 1 (nombre d' interfaces de frottement)

$$F_P = 0.7 \times \ \mathit{fub} \ \times A_S = 0.7 \times 1000 \times 10^{\text{--}3} \times 192 = 134,4 \ KN.$$

$$F_{t.sd} = \frac{N_1}{2} = \frac{252.37}{2} = 126.18 \text{ KN}$$

• Effort de cisaillement sollicitons par boulon

$$V_{sd} = \frac{Vsd_{Max}}{n} = \frac{21.67}{4} = 5,41 \text{ KN}$$

• Effort résistant de l'interaction cisaillement-traction sollicitons

$$V_R = \frac{1 \times 0.3 \times 1 \times (134.4 - (0.8 \times 126.18))}{1.25} = 8.02 \text{ KN}$$

$$V_{sd} = 5,41 \text{ KN} < V_R = 8,02 \text{ KN}$$

vérifiée

> Vérification nécessaires

♦ Assemblage trop long

Assemblage long $\Rightarrow L > 15 \times d$

$$L = (n-1)P_1 = (3-1) \times 60 = 120 mm$$

 $15d = 270 \text{ mm} > L = 120 \text{ mm} \implies \text{assemblage n'est pas long.}$

♦ La pression diamétrale

On doit vérifier que :

$$F_{V.Sd} \le F_{b.Rd} = 2.5 \times \alpha \frac{F_u \times d \times t_p}{\gamma_{mb}}$$
 avec; $\gamma_{mb} = 1.25$



Vérifiée

$$\alpha = min \langle \frac{e_1}{3d_0} ; \frac{P_1}{3d_0} - \frac{1}{4} ; \frac{F_{ub}}{F_u} ; 1 \rangle \implies \alpha = min \langle 0,55 ; 1,66 ; 1,1 ; 1 \rangle \implies \alpha = 0,55$$

$$F_{b.Rd} = 2,5 \times 0,55 \times \frac{360 \times 16 \times 10}{1,25} \times 10^{-3} = 63,36 \ KN$$

$$F_{V.Sd} = 2,35 \ KN < F_{b.Rd} = 63,36 \ KN$$
Vérifiée

IX.11-Assemblage poutre-poutre (solive-poutre principale) :

Les solives sont articulées aux poutres par des cornières d'attache, l'effort tranchant repris par l'assemblage est celui qui transmet la solive à la poutre soit $V_{\rm st}=30{,}69$ KN.

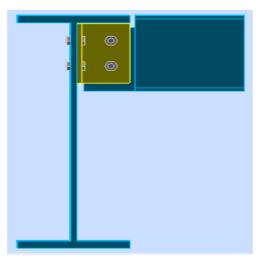


Figure 9.17: Assemblage solive-poutre principale.

Cette assemblage est réalisé avec des boulons ordinaire de classe 8.8 caractérisé par :

 $f_{ub} = 800 \text{ MPa}$ (Limite de la résistance ultime à la traction).

 $f_{vb} = 640 \text{ MPa}$ (Limite d'élasticité).

On choisit une double cornière de ($L60 \times 60 \times 6$)

- 1. Dimensionnement des boulons :
 - Choix des boulons :
- a) Coté solive :

$$F_p = 0.7 \times n \times f_{ub} \times A_s$$

$$\frac{F}{n_b} \le K_s \times n \times \mu \times \frac{F_p}{\gamma_{ms}} \Longrightarrow A_s \ge \frac{F \times \gamma_{ms}}{n_b \times K_s \times n \times \mu \times 0.7 \times f_{ub}}$$

$$A_s \ge \frac{30,69 \times 1,25 \times 10^3}{4 \times 1 \times 2 \times 0,3 \times 0,7 \times 800} = 28,55 \text{ mm}^2$$

On choisit des boulons M12 de classe 8.8 avec $A_s = 84,3 \text{ mm}^2$

b) Coté poutre principale :



On choisit le même type des boulons M12 avec : $A_s = 84.3mm^2$

> Disposition constructive :

Disposition entre axe des boulons :

$$\begin{cases} 3d_0 \leq p_2 \leq 14t \\ 1,5d_0 < e_2 \leq 12t \\ 1,2d_0 \leq e_1 \leq 12t \\ 2,2d_0 \leq p_1 \leq 14t \end{cases} \qquad d'ou \qquad \begin{cases} 39mm \leq p_2 \leq 84mm \\ 19,5mm \leq e_2 \leq 72mm \\ 15,6mm \leq e_1 \leq 72mm \\ 28,6mm \leq p_1 \leq 84mm \end{cases} \begin{cases} p_1 = 40mm \\ p_2 = 50mm \\ e_1 = 20mm \\ e_2 = 30mm \end{cases}$$

2. Vérifications nécessaires :

a) Assemblage long:

Assemblage long $\Rightarrow L > 15 \times d$

$$L = (n-1) \times P_2 = (2-1) \times 50 = 50mm$$

 $15d = 15 \times 12 = 180mm > L$

→ L'assemblage n'est pas trop long.

b) La pression diamétrale :

On doit vérifier que : $F_{vSd} \leq F_{brd}$

$$F_{bRd} = 2,5 \times \alpha \times \frac{F_u \times d \times t_p}{\gamma_{mb}}$$

$$\gamma_{mb} = 1,25$$

$$\alpha = \min\left\{\frac{e_1}{3d_0}; \frac{p_1}{3d_0} - \frac{1}{4}; \frac{f_{yb}}{f_u}; 1\right\} = \min\left\{\frac{20}{3 \times 13}; \frac{40}{3 \times 13} - \frac{1}{4}; \frac{600}{360}; 1\right\} = 0,51$$

$$F_{bRd} = 2,5 \times 0,51 \times \frac{360 \times 12 \times 6}{1,25} = 26,43KN$$

$$\frac{F}{n_h}$$
 = 14,27 KN < 26,43KN

Condition vérifiée

c) Cisaillement du bloc:

La rupture par cisaillement de bloc résulte d'une rupture de traction le long de la ligne de trou de fixation délimitant le bloc en zone tendue accompagnée d'un écoulement plastique le long de la rangée de trou délimitant ce bloc en zone cisaillée. Elle se traduit par l'enlèvement de la zone hachurée.

Il faut vérifier :
$$V_{sd} \leq V_{eff,Rd}$$



$$V_{eff,Rd} = \left(\frac{f_y}{\sqrt{3}}\right) \cdot \frac{A_{veff}}{\gamma_{m0}}$$

$$L_{veff} = L_v + L_1 + L_2$$

$$L_1 = a_1 = e_2 = 30mm$$

$$L_{v} = P_2 = 50mm$$

$$L_2 = \left(a_2 - k_{d_{0,t}}\right) \left(\frac{f_u}{f_y}\right) = 20,60mm$$

d_{0,t}: taille des trous le long de la ligne tendue

t : épaisseur de l'âme

k = 0,5 pour une seule rangée de boulons

$$\Rightarrow L_{veff} = 50 + 30 + 20,60 = 100,68mm$$

$$\Rightarrow A_{veff} = t \times L_{veff} = 6 \times 100, 68 = 604, 08mm$$

$$\Rightarrow V_{eff,Rd} = \left(\frac{235}{\sqrt{3}}\right) \cdot \frac{604,08}{1,1} = 75,50 \, KN$$

 $V_{eff.Rd}$ =75.50 KN > V_{sd} =42.23 KN \Longrightarrow pas de risque de cisaillement du bloc.

IX.12-Assemblage de la ferme sur le poteau en béton :

Dans notre cas on a une jonction ferme et poteau en béton armé qui sera calculé comme un pied de poteau encastré à sa base qui sert à transmettre les charges jusqu'au sol à l'aide d'assises en acier, ces assises sont des plaques métalliques appelées : « platines », fixées aux pieds des poteaux par des tiges d'ancrage sur le béton d'appui.

- Sollicitations:

Les sollicitations les plus défavorables sont données dans le tableau ci-dessous

Combinaisons	$N_{max}(kN)$	$M_y(kN.m)$	$V_{y}(kN)$	$M_z(kN.m)$	$V_z(kN)$
G+1,5 WS	261,09	2,14	-92,33	-99,40	10,63
1,35G + 1,5S	-139,65	-2,96	91,56	106,65	-9,50

Tableau IX.6 : Les sollicitations les plus défavorables

IX.12.1-Dimensionnement des tiges d'ancrages :

La tige d'ancrage sera dimensionnée avec l'effort de traction le plus défavorable

$$N_t = 261,09 \text{ KN}.$$



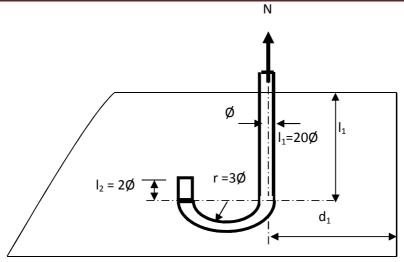


Figure 9.18 : Tige d'encrage du pied du poteau.

$$b = h + 2c = 11,4 + 30 = 41,4cm$$

h : la hauteur de la section **HEA120** \implies h = 114 mm

c : le débord, donné par : $c = (100 \div 150) \text{ mm}$

On prend : c = 110 mm

D'où : $a = b' + 2c' = 120 + 2 \times 150 = 42$ cm

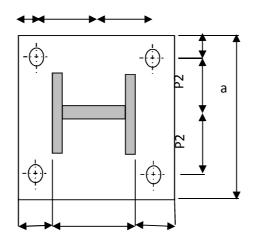


Figure 9.19: Dispositions constructives

Les tiges d'ancrages se dimensionnent à la traction simple, sous un effort de traction (N_{st}) .

$$N_{st} = \frac{N_t}{n}$$

n : nombre de tiges.

 N_{t} : effort sollicitant de traction.



L'ancrage est réalisé par 4 tiges :

$$\frac{N_t}{4} \le \frac{\pi \cdot \phi^2}{4} f_y \Rightarrow \phi \ge \sqrt{\frac{N_t}{\pi \cdot f_y}}$$
$$\phi \ge \sqrt{\frac{261,09}{3,14 \times 23,5}} = 1,88cm$$

Donc : $\phi = 1.9 \ cm$

Soit des tiges d'ancrages de 19 mm de diamètre.

IX.12.2-Vérification de la tige d'ancrage :

L'effort admissible par scellement est fixé par la règle suivante :

$$N_a = 0.1 \left(1 + \frac{7 \cdot g_c}{1000} \right) \cdot \frac{\phi}{\left(1 + \frac{\phi}{d_1} \right)^2} \cdot \left(l_1 + 6.4 \cdot r + 3.5 \cdot l_2 \right)$$
 (CCM97)

N_a: effort normal résistant d'une tige.

$$r=3\phi$$
 , $l_{_1}=20\,\phi$, $l_{_2}=2\phi$

 g_c : Le dosage en ciment = 350 Kg/m³

$$r = 3\phi = 5.7cm$$

$$l_1 = 20 \phi = 38 \, cm$$

$$l_2 = 2\phi = 3.8cm$$

$$d_1 = 5cm$$

$$N_a = 0.1 \left(1 + \frac{7 \times 350}{1000} \right) \cdot \frac{1.9}{\left(1 + \frac{1.9}{5} \right)^2} \quad . (38 + 36.48 + 13.3) = 30.19kN$$

$$N_a = 30,19 \, kN \le \frac{N_t}{4} = 40,2 \, kN$$
 \Rightarrow Non Vérifiée

Donc : on augmente le diamètre des tiges

On prend $\phi = 2.5 cm$

$$N_a = 0.1 \cdot \left(1 + \frac{7 \times 350}{1000}\right) \cdot \frac{2.5}{\left(1 + \frac{2.5}{5}\right)^2} \cdot (50 + 48 + 17.5) = 44.27kN$$

$$N_a = 44,27 \, kN \ge \frac{N_t}{4} = 40,2 \, kN$$
 \Rightarrow Vérifiée

Donc on choisit pour les tiges le diamètre $\phi = 2.5 \ cm$

IX.12.3-Vérification des contraintes dans le béton et l'acier :

$$e = \frac{M_{sd}}{N_{sd}} = \frac{99,40}{261,09} = 0,3807m$$

$$e = 38,07 \, cm > \frac{h}{6} = \frac{37,7}{6} = 6,28 \, cm$$

Donc le centre de poussée se trouve hors de tiers central de la section, et la platine est soulevée à gauche (les boulons de gauche étant sollicités en traction).

$$A = 9.81cm^2$$
 (A : aire de la section de 2 tiges à gauche du poteau)

$$l = 30 \, cm$$

$$h = 38 cm$$

$$b = 41,4cm$$

$$n = \frac{E_a}{E_b} = 15$$

$$h^{3} + 3.(l - h)h^{2} + 90 A \frac{l}{h}.h^{2} - 90 A \frac{l}{h}.h = 0$$

$$h^{13} + (-24)h^{12} + 639,78h^{1} - 24311,73 = 0$$

$$h' = 33,19 cm$$

IX.12.3.1-Les contraintes dans le béton :

$$\sigma_{b} = \frac{2N \times l}{bh' \left(h - \frac{h'}{3}\right)} \le f_{ub} = 0.85 \frac{f_{c28}}{\gamma_{b}} \quad \text{avec } \gamma_{b} = 1.5$$

$$\sigma_{b} = \frac{2 \times 139,65 \times 38}{41.5 \times 33,19 \left(38 - \frac{33,19}{3}\right)} = 2,86MPa < f_{ub} = 14,2MPa \quad \text{V\'erifi\'ee}$$

IX.12.3.2-Les contraintes dans l'acier :



$$\sigma_a = \frac{N}{A} \cdot \frac{l - h + \frac{h'}{3}}{\left(h - \frac{h'}{3}\right)} \le f_y$$

$$\sigma_a = \frac{261,09}{9,81} \cdot \frac{30 - 38 + \frac{33,19}{3}}{\left(38 - \frac{33,19}{3}\right)} = 18,85 \, MPa \le f_y = 235 \, MPa$$
Vérifiée

IX.12.4-Dimensionnement de l'épaisseur de la platine

IX.12.4.1-vérification de la section 1-1:

Le moment dans la section 1-1 est obtenu grâce au diagramme trapézoïdal de contraintes situées à droite de la section, que l'on peut décomposer en un diagramme rectangulaire (1) et un diagramme triangulaire (2). Les moments correspondant, pour une bonde de largeur unité (1 cm) et d'épaisseur t, sont :

$$M_1 = 2,86 \times 15 \times 7,5 \times 10^{-3} = 0,321 \text{kN.m}$$

$$M_2 = \left(15 \times \frac{1,292}{2}\right) \frac{15}{3} \times 10^{-3} = 0,048 \text{kN.m}$$

$$M = M_1 - M_2 = 0.273 kN.m$$

le module d'inertie de la platine pour b = 1cm

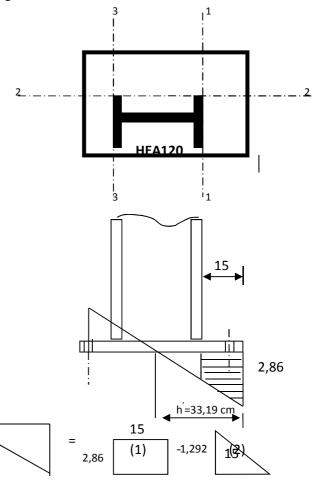


Figure 9.20: Vérification dans la section 1-1

$$\frac{I}{V} = \frac{\left(\frac{b.t^3}{12}\right)}{\frac{t}{2}} = \frac{b.t^2}{6}$$

• la contrainte de flexion dans la section est :

$$\frac{M}{W_{el}} \le f_y \Rightarrow t \ge \sqrt{\frac{0.273 \times 6}{2350}} = 2.65cm$$

t ≥ 2,65*cm*



IX.12.4.2-Vérification de la section 2-2:

Par le même résonnement, on aura le moment maximal :

$$M = 2,86 \times 15 \times \frac{15}{2} \times 10^{-3} = 0,321 \text{kN.m}$$

D'où:
$$t \ge \sqrt{\frac{0,321 \times 6}{2350}} = 2,85cm$$

 $t \ge 2,85cm$

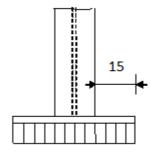


Figure 9.21 : Vérification de la section 2-2

IX.12.4.3-Vérification de la section 3-3:

Du coté tendu, la platine est soumis à un moment : M = 0.1T

$$T = A.\sigma_a = 9.81 \times 18.85 \times 10^{-1} = 18.49 kN$$

$$M = 0.1 \times 18,49 = 1,849 kN.m$$

$$W_{el} = \frac{50 t^2}{6}$$

Il faut donc vérifier que :

$$\frac{0.938 \times 6}{50t^2} \le f_y \Rightarrow t \ge \sqrt{\frac{6M}{50f_y}} = \sqrt{\frac{6 \times 1.849}{50 \times 23.5}}$$

 $t \ge 0.096cm$

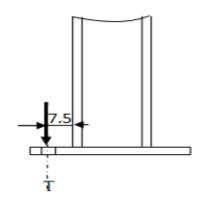


Figure 9.22 : Vérification de la section 3-3

En conclusion, on prendra une platine d'épaisseur : t = 2.9 cm.

IX.13-Calcul des pieds de poteaux :

IX.13.1-Introduction:

La base des poteaux sert à transmettre les charges au sol à l'aide d'assises en acier, ces assises sont des plaques métalliques appelées : « platines », fixées aux pieds de poteaux par des tiges d'ancrage sur le béton d'appui. Les tiges d'ancrages ont pour but de résister aux effets des charges de calcul, elles doivent assurer la résistance en traction nécessaire vis-à-vis des effets de soulèvement et des moments de flexions.

Dans l'étude de notre structure nous avons abouti à l'utilisation des pieds de poteaux encastrés.



IX.13.2-Dimensionnement des tiges d'ancrages des poteaux :

Les tiges seront dimensionnées avec l'effort $N_t = 408,84 \, kN$ et un moment $M_y = 199,26 \, kN$. m et effort tranchant $V = 92,33 \, kN$.

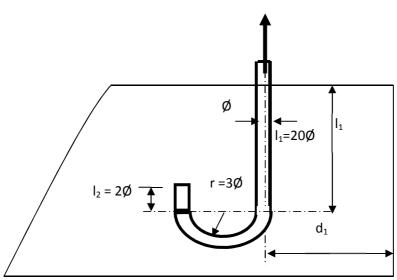


Figure 9.23: Tige d'encrage du pied du poteau

$$a = h + 2c$$

$$b = b + 2c$$

$$h = 49 cm \quad et \quad b = 30 cm$$

$$c = 10 cm$$

$$D'ou : a = 69 cm$$

$$b = 50 cm$$

h: La hauteur de la section de poteau

b: La largeur de la section de poteau

c: Le débord on le prend 10cm

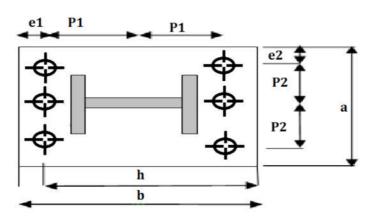


Figure 9.24: Dispositions constructives



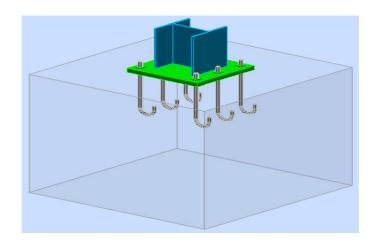


Figure 9.25 : Vue du pied de poteau encastré en 3D

Les tiges d'ancrages se dimensionnent à la traction simple, sous un effort de traction N_{st}.

$$F = \frac{N_t}{n} + \frac{M_y}{3P_2} = \frac{408.84}{6} + \frac{199.26 \times 10^2}{3 \times 40} = 234.19KN$$

n : L'encrage est réalisé par 6 tiges

 N_t : Effort sollicitant de traction.

$$F \le \frac{\pi \cdot \phi^2}{4} f_y$$

$$\phi \ge \sqrt{\frac{4 \cdot F}{\pi \cdot f_y}}$$

$$\phi \ge \sqrt{\frac{4 \times 234 \cdot 19}{3 \cdot 14 \times 23 \cdot 5}} = 3.56 cm$$

Donc on choisit pour les tiges le diamètre $\Phi = 3.8$ cm.

IX.13.3-Vérification de la tige d'ancrage :

L'effort admissible par scellement est par la règle suivante

$$N_{a} = 0.1 \left(1 + \frac{7g_{c}}{1000} \right) \frac{\phi}{\left(1 + \frac{\phi}{d_{1}} \right)^{2}} (l_{1} + 6.4r + 3.5l_{2}) \ge F$$

$$(CCM 97)$$

$$l_{1} = 20\phi = 20 \times 3.8 = 76cm$$

$$l_{2} = 2\phi = 2 \times 3.8 = 7.6cm$$

$$r = 3\phi = 11.4cm$$

N_a: effort normal résistant d'une tige.



 g_c : Le dosage en ciment = 350 Kg/m³

$$d_1 = 5 cm$$

$$N_a = 0.1 \left(1 + \frac{7 \times 350}{1000} \right) \frac{3.8}{\left(1 + \frac{3.8}{5} \right)^2} \left(76 + 6.4 \times 11.4 + 3.5 \times 7.6 \right) = 74.48 KN << 234.19 KN$$

On remarque que résistance par scellement est très petit .donc pour augmenter la résistance ont va augmenter les paramètres de la résistance pas scellement (le diamètre de la tige, l_1 , l_2 et r) soit :

$$l_1 = 120cm$$

$$l_2 = 70cm$$

$$r = 22.5cm$$

$$N_a = 0.1 \left(1 + \frac{7 \times 350}{1000} \right) \frac{5}{\left(1 + \frac{5}{5} \right)^2} \left(120 + 6.4 \times 70 + 3.5 \times 22.5 \right) = 175.61 KN \le 234.19 KN$$

D'où la condition est vérifiée

IX.13.4-Vérification des contraintes dans le béton et l'acier :

$$e = \frac{M_{sd}}{N_{sd}} = \frac{199.26 \times 10^3}{408.84} = 488mm$$
$$e = 48.8cm > \frac{h}{6} = \frac{49}{6} = 8.16$$

Donc le centre de poussée se trouve hors de tiers central de la section, et la platine est soulevée à gauche (les boulons de gauche étant sollicités en traction).

$$A = 37,68cm^2$$
 (A : aire de la section de 3 tiges à gauche du poteau)

$$l = 60cm$$

$$h = 69cm$$

$$b = 30cm$$

$$n = \frac{E_a}{E_b} = 15$$

$$h^{3}+3.(l-h).h^{2}+90A\frac{l}{h}.h^{2}-90A\frac{l}{h}.h=0$$

$$h^{3} + (-23.1)h^{2} + 585.99.h^{2} - 22092.033 = 0$$



h' = 68,746 cm

IX.13.5-Vérification des contraintes dans le béton :

On doit vérifier que :

$$\begin{split} \sigma_{b} &= \frac{2N \times l}{bh'(h - \frac{h'}{3})} \leq f_{ub} = 0.85 \frac{f_{c28}}{\gamma_{b}} & avec \ \gamma_{b} = 1.5 \\ \sigma_{b} &= \frac{2 \times 408.84 \times 60 \times 10}{30 \times 68.74 \times \left(69 - \frac{68.74}{3}\right)} = 5.16 MPa \leq f_{ub} = 14.2 MPa \rightarrow v\acute{e}rifi\acute{e}e \end{split}$$

IX.13.6-Vérification des contraintes dans l'acier :

On doit vérifier que :

$$\sigma_{a} = \frac{N}{A} \cdot \frac{l - h + \frac{h'}{2}}{h - \frac{h'}{3}} \le f_{y}$$

$$\sigma_{a} = \frac{408 \cdot .84}{37 \cdot .68} \cdot \frac{60 - 69 + \frac{68 \cdot .74}{2}}{69 - \frac{68 \cdot .74}{3}} = 12 \cdot .68 \ MPa \le f_{y} = 235 \ MPa$$

IX.13.7-Dimensionnement de l'épaisseur de la platine :

IX.13.7.1-Vérification dans la section 1-1:

Le moment dans la section 1-1 est obtenu grâce au diagramme trapézoïdal des contraintes situé à droite de la section, que l'on peut décomposer en un diagramme rectangulaire (1) et un diagramme triangulaire (2).

Les moments correspondants, pour une bande de largeur unité (1 cm) et d'épaisseur t, sont :



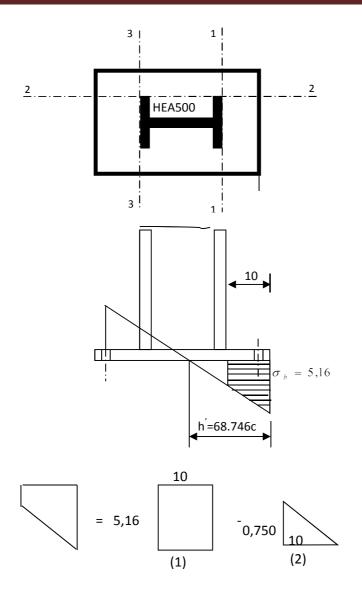


Figure 9.26 : Vérification de la contrainte dans la section 1-1

$$\begin{cases} M_1 = 10 \times 5.16 \times \frac{10}{2} \times 10^{-3} = 0.258 \, KN.m \\ M_2 = \left(10 \times \frac{0.750}{2}\right) \frac{10}{3} \times 10^{-3} = 0.0125 \end{cases} \Rightarrow M = M_1 - M_2 = 0.245 \, KN.m$$

Le module d'inertie de la platine pour b = 1cm est : $\frac{I}{V} = \frac{(b.t^3)/12}{(t/2)} = \frac{t^2}{6}$

La contrainte de flexion dans la section 1-1 est :

$$\frac{M}{W_{ol}} = \frac{0.245 \times 6 \times 10^2}{t^2} \le f_y = 23.5 KN/cm^2 \text{ ; D'où : } t \ge 2.50 cm$$



IX.13.7.2-Vérification de la section 2-2:

Le même raisonnement on aura le moment maximal :

$$M = 5.16 \times 10 \times \frac{10}{2} \times 10^{-3} = 0.258 \, KN.m$$
$$d'ou: t \ge \sqrt{\frac{0.258 \times 6 \times 10^2}{23.5}} = 2.56 \, cm$$

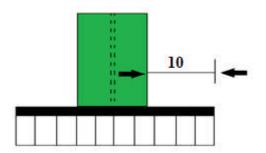


Figure 9.27 : Vérification dans la section 2 - 2.

IX.13.7.3-Vérification de la section 3-3:

Du coté tendu, la platine est soumis à un moment : M = 0.1T

$$T = A.\sigma_a = 37.68 \times 12.68 \times 10^{-1} = 47.77 KN$$

$$M = 0.1 \times 47.77 = 4.78 KN.m$$

$$W_{el} = \frac{50t^2}{6}$$

Il faut vérifiée que:

$$\frac{M}{W_{el}} \le f_y \implies t \ge \sqrt{\frac{6M}{50 f_y}} = \sqrt{\frac{6 \times 4.78 \times 10^2}{50 \times 23.5}} = 1.56 cm$$

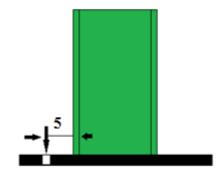


Figure 9.28 : Vérification dans la section 3 - 3.

En conclusion, on sélectionnera une platine d'épaisseur de 3,00 cm

IX.13.7.4-Vérification de la bèche :

Si : $0.3 \cdot N < V \rightarrow$ La bêche est nécessaire

On a:

 $N = 408,84 \ KN$

 $V = 50 \ KN$

 $0.3 \cdot N = 0.3 *408.84 = 122.65 KN > V = 50 KN \rightarrow$ La bêche est inutile

Chapitre X:

Etude de l'infrastructure



X.1-Introduction:

Les fondations constituent la partie infrastructure de la bâtisse, elles assurent la transmission des charges vers le sol, une bonne fondation assure la transmission des charges du poteau vers le sol sans qu'il y est un enfoncement ou une instabilité quelconque. Il existe plusieurs types de fondations, chaque type est adapté à un certain sol et une certaine structure. Une fondation dite isolé est faite pour un bon sol, supportant une charge modérée, dans le cas où les dimensions des semelles isolés se chevauchent on a recours à un autre type de fondation, qui sont les semelles filantes, celles-ci est le genre d'une semelle isolé commune a plusieurs poteaux. Il existe par ailleurs des sols qui ne supportent pas une grande charge, déformable, et qui se tassent, dans ce cas à défaut de renforcer le sol, on a recours généralement a un radier, genre d'un plancher infiniment rigide renversé. Le radier nous offre une infrastructure monolithique, contribuant ainsi à la rigidité d'ensemble. Des pieux, des puits et des micros pieux sont aussi un choix.

X.2-Choix du type de fondation :

Un certain nombre des problèmes se pose lorsqu'il s'agit de choisir un type de fondation, qui dépend essentiellement de la contrainte du sol

- Le choix du type de fondation se fait suivant trois paramètres :
- La nature et le poids de la superstructure.
- La qualité et la quantité des charges appliquées sur la construction
- La qualité du sol de fondation.
- ➤ Donc son calcul ne peut être effectue que lorsqu'on connaît :
- La superstructure et ces charges.
- Les caractéristiques du sol (concernant le projet, la contrainte admissible du sol site S_3 est $\sigma_{sol}=1$ bars.
- La profondeur d'ancrage : D = 2 m

D'après le **RPA 99/2003** (article 10.1.4.1), les fondations superficielles sont calculées selon les combinaisons d'action accidentelles suivantes :

- G + Q + E
- -0.8G + E

Ainsi que les combinaisons citées par le BAEL 91:

ELU: 1, 35(G+Q+S) ELS: G+0, 9(Q+S

X.3-Calcul des fondations :

3.1-Semelle sous poteau de section (65*40) cm²:

3.1.1- Détermination des sollicitations :



Situation durable Situation accidentelle **ELU ELS Sollicitation** G+Q+E1,35(G+Q+S)G+0,9(Q+S) $\overline{N^{\text{max}}}$ (kN) 313,45 403,79 293,71 40,40 $M_v(KN.m)$ 69,84 50,33 $M_Z(N.m)$ 7,34 2,87 2,07 $V_{v}(KN)$ 34,70 11,47 8,32 $V_{Z}(KN)$ 26,84 35,63 25,60

Les sollicitations les plus défavorables sont données dans le tableau ci-dessous :

Tableau X.1: Les sollicitations à la base des poteaux (65*40).

3.1.2-Pré dimensionnement de la semelle :

Les dimensionnements de la semelle sont choisies de manière qu'elles soient homothétiques avec celle du pied de poteau, les poteaux de notre structure sont rectangulaire à la base (a*b), donc les semelles seront rectangulaire (A*B).

a et b : dimension du poteau considéré.

A et B: dimension de la semelle.

h = d + c; avec c = 5 cm.

d : hauteur utile de la semelle est donnée par.

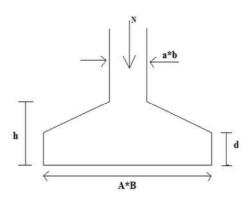


Figure 10.1 : Dimension de la semelle rectangulaire.

$$d = \max \begin{cases} \frac{B-b}{4} \\ \frac{A-a}{4} \end{cases}$$
 (BAEL91-Ch 15.III- Art 1.2)

> Critère de non poinçonnement:

 $\sigma_{M} < 2\sigma_{sol}$ Situation accidentelle



 $\sigma_{\scriptscriptstyle M} < 1,33\sigma_{\scriptscriptstyle sol}$ Situation durable

 $\sigma_{\scriptscriptstyle M}$: Contrainte maximale dans la semelle donnée par la formule suivante :

$$\sigma_{M} = \frac{N}{A \times B} \left(1 + \frac{6 \times e_{0}}{B} \right)$$

$$N \left(1 - 6 \times e_{0} \right)$$

$$\sigma_{\scriptscriptstyle M} = \frac{N}{A \times B} \left(1 + \frac{6 \times e_0}{A} \right)$$

$$e_0 = \frac{M_y}{N}$$

$$\sigma_{sol} = 1bars$$

$$a = 65cm$$

$$b = 40cm$$

$$\frac{a}{b} = \frac{A}{B} \Rightarrow A = 1,62B$$

3.1.3- Dimensionnement de la semelle :

- Situation accidentelle : $\sigma_{M} \prec 2\sigma_{sol}$

$$\frac{N}{A \times B} \left(1 + \frac{6 \times e_0}{B} \right) \le 2\sigma_{sol}$$

$$\frac{N}{A \times \frac{4}{6.5} A} \left(1 + \frac{6 \times e_0}{A} \right) \le 2\sigma_{sol}$$

$$-A^3 + 1,01A + 2,97 \le 0$$
 avec $e_0 = \frac{40,40}{313,45} = 0,12m \implies A = 1,65m$

Soit A = 2,40 m et B = 1,01 m

Situation durable: $\sigma_M \prec 1,33\sigma_{sol}$

$$\frac{N}{A \times B} \left(1 + \frac{6 \times e_0}{A} \right) \le 1,33\sigma_{sol}$$

$$-A^3 + 4,93A + 8,17 \le 0$$

$$-A^3 + 4,93A + 8,17 \le 0$$
 avec $e_0 = \frac{69,84}{403,79} = 0,17$

$$A = 2.8m$$

$$\Rightarrow B = 1.72m$$

On adopte pour les semelles des poteaux étudiés, les dimensions suivantes :



B = 1,72m. et A = 2,8m.

$$d = \max \begin{cases} \frac{B - b}{4} \\ \frac{A - a}{4} \Rightarrow d = \max \begin{cases} \frac{1,72 - 0,4}{4} = 33cm \\ \frac{2,80 - 0,65}{4} = 53cm \end{cases}$$

soit d = 53cm

$$h = d + c = 53 + 5 = 58$$
cm.

l₁: hauteur de l'amorce du poteau.

$$l_1 = 200 - 58 = 1,42$$
m.

• Poids de la semelle:

$$P = 2,80 \times 1,72 \times 0,58 \times 25 = 69,83 \text{ KN}$$

• Poids de l'amorce :

• Poids des terres :

$$P_{\text{terres}} = (2,80x1,72x2x22) - (69,83+9,23) = 132,84 \text{ KN}$$

Poids total:

Les moments à la base:

$$M_{by} = M_{y} + V_{z} \times (h + l_{1})$$

$$M_{bz} = M_{z} + V_{y} \times (h + l_{1})$$

Les sollicitations à la base de la semelle sont regroupées dans le tableau ci-dessous

	Situation	Situation durable		
Sollicitation	Accidentelle	ELU	ELS	
	G+Q+E	1,35(G+Q+S)	G+0,9(Q+S)	
N ^{max} (KN)	525,35	615,69	505,61	
M _{by} (KN.m)	94,08	141,1	101,53	
M _{bZ} (KN.m)	76,74	25,81	18,71	
V _y (KN)	34,70	11,47	8,32	
V _Z (KN)	26,84	35,63	25,60	

Tableau X.2 : Les sollicitations à la base de la semelle (65*40).



3.1.4- Vérification des contraintes :

Les contraintes dans les semelles excentrées sont données par les expressions suivantes:

$$sensA \begin{cases} \sigma_{\max} = \frac{N}{A \times B} \left(1 + \frac{6 \times e_0}{A} \right) \le \begin{cases} 2.\sigma_{sol} \rightarrow \text{situation accidentelle} \\ 1,33\sigma_{sol} \rightarrow \text{situation durable} \end{cases} \\ \sigma_{\min} = \frac{N}{A \times B} \left(1 - \frac{6 \times e_0}{A} \right) \rightarrow avec \ e_0 = \frac{M_Z}{N} \end{cases}$$

$$sensB \begin{cases} \sigma_{\max} = \frac{N}{A \times B} \left(1 + \frac{6 \times e_0}{B} \right) \le \begin{cases} 2.\sigma_{sol} \rightarrow \text{situation accidentelle} \\ 1,33\sigma_{sol} \rightarrow \text{situation durable} \end{cases} \\ \sigma_{\min} = \frac{N}{A \times B} \left(1 - \frac{6 \times e_0}{B} \right) \rightarrow avec \ e_0 = \frac{M_y}{N} \end{cases}$$

$$2 \times \sigma_{sol} = 2 \times 100 = 200 kN / m^2$$

 $1{,}33\sigma_{sol} = 1{,}33 \times 100 = 133 kN / m^2$

$$\sigma_{moy} = \frac{3.\sigma_{max} + \sigma_{min}}{4} \le \sigma_{sol}$$

Les contraintes sont regroupées dans le tableau suivant :

Cas d		Sens	e ₀ (m)	$\sigma_{\rm max}$ (bar)	$\sigma_{\min}(\mathrm{bar})$	σ_{moy} (bar)
Situati		Sens A	0,146	1,43<2	0.74	1,25>1
accidentelle		Sens B	0,179	1,5<2	0,40	1,22>1
	ELU	Sens A	0,041	1,39>1,33	1,16	1,33 >1
Situation Durable	ELU	Sens B	0,229	2,29>1,33	1,11	1,99 >1
	ELS	Sens A	0,037	1,04<1,33	0,96	1,04 >1
		Sens B	0,200	0,73<1,33	0,31	0,62<1

Tableau X.3: Vérification des contraintes dans le sol.

Les contraintes moyennes à la situation accidentelle, dans les deux sens ne sont pas vérifiée donc on augmente la section de la semelle à A=3.0m et B=2.5m

$$d = \max \left\{ \frac{\frac{B-b}{4}}{\frac{A-a}{4}} \Rightarrow d = \max \left\{ \frac{\frac{2,5-0,4}{4} = 52,5 \, cm}{\frac{3-0,65}{4} = 58,75 \, cm} \right. \right\}$$

soit
$$d = 58,75 cm$$

$$h = d + c = 58,75 + 5 = 63,75$$
cm

l₁: hauteur de l'amorce de poteau



$$l_1 = 2.0 - 0.6375 = 1.36$$
m

• Poids de la semelle:

$$P = 3 \times 2,5 \times 0,6375 \times 25 = 119,53 \text{ KN}$$

• Poids de l'amorce :

• Poids des terres :

$$P_{\text{terres}} = (3x2,5x2x22) - (119,53 + 8,84) = 201,63 \text{ KN}$$

Poids total:

Les moments à la base:

$$M_{by} = M_{y} + V_{z} \times (h + l_{1})$$
$$M_{bz} = M_{z} + V_{y} \times (h + l_{1})$$

Les sollicitations à la base de la semelle sont regroupées dans le tableau ci-dessous :

Sollicitations	Situation	Situation durable		
	accidentelle	ELU	ELS	
	G+Q+E	1,35(G+Q+S)	G+0,9(Q+S)	
N ^{max} (KN)	643,15	733,79	623,71	
M_{by} (KN.m)	63,67	100,73	72,54	
M_{bz} (KN.m)	37,42	12,81	9,28	
V_y (KN)	34,70	11,47	8,32	
V_{z} (KN)	26,84	35,63	25,62	

Tableau X.4 : Sollicitations à la base de la semelle type 01 (65*40).

-Vérification des contraintes :

Les contraintes dans les semelles excentrées sont données par les expressions suivantes:

$$sensA \begin{cases} \sigma_{\max} = \frac{N}{A \times B} \left(1 + \frac{6 \times e_0}{A} \right) \le \begin{cases} 2.\sigma_{sol} \rightarrow \text{situation accidentelle} \\ 1,33\sigma_{sol} \rightarrow \text{situation durable} \end{cases} \\ \sigma_{\min} = \frac{N}{A \times B} \left(1 - \frac{6 \times e_0}{A} \right) \rightarrow avec \ e_0 = \frac{M_Z}{N} \end{cases}$$



$$sensB \begin{cases} \sigma_{\max} = \frac{N}{A \times B} \left(1 + \frac{6 \times e_0}{B} \right) \le \begin{cases} 2.\sigma_{sol} \rightarrow \text{situation accidentelle} \\ 1,33\sigma_{sol} \rightarrow \text{situation durable} \end{cases} \\ \sigma_{\min} = \frac{N}{A \times B} \left(1 - \frac{6 \times e_0}{B} \right) \rightarrow avec \ e_0 = \frac{M_y}{N} \end{cases}$$

$$2 \times \sigma_{sol} = 2 \times 100 = 200 kN / m^2$$

 $1,33\sigma_{sol} = 1,33 \times 100 = 133 kN / m^2$

$$\sigma_{moy} = \frac{3.\sigma_{max} + \sigma_{min}}{4} \le \sigma_{sol}$$

Les contraintes sont regroupées dans le tableau suivant :

Cas d	_	Sens	e ₀ (m)	$\sigma_{\rm max}$ (bar)	$\sigma_{\min}(\mathrm{bar})$	σ_{moy} (bar)
Situati		Sens A	0,058	0,95<2	0,758	0,90<1
accidentelle		Sens B	0,098	1,05<2	0.655	0,95<1
	ELU	Sens A	0,017	1,01<1,33	0,945	0,99<1
Situation Durable	ELU	Sens B	0,013	1,00<1,33	0,947	0,98<1
	ELS	Sens A	0,014	0,86<1,33	0,821	0,86<1
	LLS	Sens B	0,116	1,08<1,33	0,609	0,96<1

Tableau X.5 : Vérification des contraintes dans le sol.

3.1.5-Vérification de la stabilité au renversement : (RPA 99 v 2003.Art.10.1.5(2))

Dans le cas accidentel, il faut vérifier que :

$$e_0 \le \begin{cases} \frac{A}{4} = \frac{3.0}{4} = 0,750m \to sensA \\ \frac{B}{4} = \frac{2.5}{4} = 0,625m \to sensB \end{cases}$$

sens A :
$$e_0 = 0.058m < 0.750m$$

sens B:
$$e_0 = 0.116$$
m < 0.625 m

Donc la vérification au renversement est vérifiée.

3.1.6-Détermination des armatures de la semelle :

On a deux conditions à vérifier :



$$(1) \begin{cases} e_0 \prec \frac{a}{6} \to sensA \\ e_0 \prec \frac{b}{6} \to sensB \end{cases}$$

$$(2) \begin{cases} e_0 \prec \frac{A}{24} \\ e_0 \prec \frac{B}{24} \end{cases}$$

Si les deux conditions sont vérifiées, les armatures seront calculées sous un effort normal fictif :

$$N' = N\left(1 + \frac{3 \times e_0}{A}\right) \to sensA$$

$$N' = N\left(1 + \frac{3 \times e_0}{B}\right) \to sensB$$

Si l'une des deux conditions précédentes est non vérifiée, les armatures seront calculées sous un moment M_1

$$M_1 = \left(4 \times B + 0.3 \times b - 9 \times e_0\right) \left(\frac{\frac{B}{2} - 0.35 \times b}{\frac{B}{2} - e_0}\right)^2 \frac{N}{27} \rightarrow sensB$$

a)-situation accidentelle:

Armature parallèles à (B=2,5m):

$$\begin{cases} e_0 = 0.098 > \frac{0.4}{6} = 0.066 \\ e_0 = 0.098 < \frac{2.5}{24} = 0.104 \end{cases} \Rightarrow \text{ calculde M}_1$$

$$M_1 = (4 \times 2.5 + 0.3 \times 0.4 - 9 \times 0.098) \left(\frac{\frac{2.5}{2} - 0.35 \times 0.4}{\frac{2.5}{2} - 0.098} \right)^2 \frac{643.15}{27}$$

$$M_1 = 217,95KN.m$$

$$A_S = \frac{M_1}{z \times f_{st}}$$
$$z = 0.9 \times d$$



$$A_s = \frac{217,95 \times 10}{0.52 \times 348} = 12,04 cm^2$$

$$A = 12,04cm^2$$

- Armatures parallèles à (A):

$$\begin{cases} e_0 = 0.058 < \frac{0.65}{6} = 0.108 \\ e_0 = 0.058 < \frac{3.0}{24} = 0.125 \end{cases} \Rightarrow \text{effort normale fictif}$$

$$N' = N \left(1 + \frac{3 \times e_0}{B} \right)$$

$$N' = 643,15 \left(1 + \frac{3 \times 0,058}{2,5} \right) = 687,91KN$$

$$A_{S} = \frac{N'(B-b)}{8xdxf_{st}}$$

$$A_S = \frac{687,91 \ (2,5-0,40)}{8x0,58x348}$$

$$A_S = 0.89cm^2$$

b) Situation durable:

b-1) A l'E L U:

- Armatures parallèles à (B):

$$\begin{cases} e_0 = 0.013 < \frac{0.4}{6} = 0.066 \\ e_0 = 0.013 < \frac{2.5}{24} = 0.104 \end{cases} \Rightarrow \text{ calcul de N}$$

$$N' = N \left(1 + \frac{3 \times e_0}{B} \right)$$

$$N' = 733,79 \left(1 + \frac{3 \times 0,013}{2,5} \right) = 745,23KN$$



$$A_S = \frac{N'(B-b)}{8xdxf_{st}}$$

$$A_S = \frac{745,23(2,5-0,4)}{8x0,58x348}$$

$$A_{\rm s} = 0.97 cm^2$$

- Armatures parallèle à (A) :

$$\begin{cases} e_0 = 0.017 < \frac{0.75}{6} = 0.125 \\ e_0 = 0.017 < \frac{3}{24} = 0.125 \end{cases} \Rightarrow \text{ calcul de N'}$$

$$N' = 733,79 \left(1 + \frac{3 \times 0,017}{3} \right) = 746,26kN$$

$$N' = 746,26kN$$

$$A_{s} = \frac{N' \times (A - a)}{8 \times d \times f_{st}}$$

$$A_{s} = \frac{746,67 \times 10 \times (3 - 0,65)}{8 \times 0.58 \times 348} = 10,86cm^{2}$$

$$A = 10,86cm^2$$

b-2) A l'E L S:

- Armatures parallèles à (B):

$$\begin{cases} e_0 = 0.116 > \frac{0.4}{6} = 0.066 \\ e_0 = 0.116 > \frac{2.5}{24} = 0.104 \end{cases} \Rightarrow \text{calculde M}_1$$

$$M_1 = (4 \times 2.5 + 0.3 \times 0.4 - 9 \times 0.116) \left(\frac{\frac{2.5}{2} - 0.35 \times 0.4}{\frac{2.5}{2} - 0.116} \right)^2 \frac{623.71}{27}$$

$$M_1 = 217,05KN.m$$

$$A_{S} = \frac{M_{1}}{z \times f_{st}}$$
$$z = 0.9 \times d$$



$$A_s = \frac{217,05 \times 10}{0.58 \times 348} = 10,75 cm^2$$

$$A = 10,75cm^2$$

- Armatures parallèle à (A) :

$$\begin{cases} e_0 = 0.014 < \frac{0.65}{6} = 0.108 \\ e_0 = 0.014 < \frac{3}{24} = 0.125 \end{cases} \Rightarrow \text{calcul de N'}$$

$$N' = 623,71 \left(1 + \frac{3 \times 0,014}{3} \right) = 632,44kN$$

$$N' = 632,44kN$$

$$A_{s} = \frac{N' \times (A - a)}{8 \times d \times f_{st}}$$

$$A_{s} = \frac{632,44 \times 10 \times (3 - 0,65)}{8 \times 0,58 \times 348} = 9,20cm^{2}$$

$$A = 9,20cm^2$$

c) Condition de non fragilité :

$$Min\ A_{A}{}^{s} = 0.23 \times \frac{f_{t28}}{f_{e}} \times A \times h = 0.23 \times \frac{2.1}{400} \times 300 \times 63,75 = 23,09 cm^{2}$$

$$Min\ A_{A}{}^{s} = 23.09 cm^{2}$$

$$Min \ A_{B}^{\ \ s} = 0.23 \times \frac{f_{t28}}{f_{e}} \times B \times h = 0.23 \times \frac{2.1}{400} \times 250 \times 63.75 = 19.24$$

$$Min \ A_{B}^{\ \ s} = 19.24 cm^{2}$$

d) Dispositions constructives:

Les armatures seront munies des crochets si : (ls>B/4 sens B et ls>A/4 sens A)

$$l_s = \frac{\phi \times f_e}{4 \times 0.6 \times \psi_s^2 \times f_{ti}}$$

 l_s : longueur de scellement

$$\psi_s = 1.5 \rightarrow HA$$



Suivant B:

$$l_s = \frac{1.4 \times 400}{2.4 \times 1.5^2 \times 2.1} = 49,38cm < \frac{B}{4} = 62,5cm$$

Suivant A:

$$l_s = \frac{1.4 \times 400}{2.4 \times 1.5^2 \times 2.1} = 49.38 cm < \frac{A}{4} = 75 cm$$

Donc toutes les barres doivent être prolongées jusqu'à l'extrémité de la semelle, mais peuvent ne pas comporter des crochets.

Tous les résultats sont regroupés dans le tableau suivant :

Armatures	Situation accidentelle		Situation durable		Nombre De	A _s (cm ²)	l _s (cm)	S _t (cm)
		ELU	ELS		barre			
A _s (B)	12,04	0,97	10,86	19,24	19HA14	29,25	49,38	15
$A_{s}(A)$	0,89	10,86	9,20	23,09	15HA14	23,09	49,38	16

Tableau X.6: Les armatures des semelles (65*40).

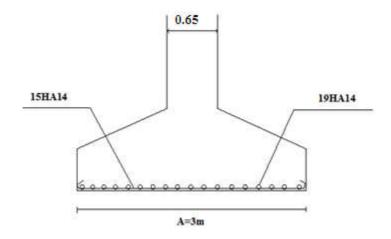


Figure 10.2 : Schéma du ferraillage de la semelle (65*40).

X.3.2-Semelle sous poteau de section (HEA500):

3.2.1- Détermination des sollicitations :

Les sollicitations les plus défavorables sont données dans le tableau ci-dessous :



	Situation accidentelle	Situation durable			
Sollicitation	Situation accidentene	ELU	ELS		
	G+Q+E	1,35(G+Q+S)	G+0,9(Q+S)		
N ^{max} (kN)	313,15	403,79	293,71		
$M_y(kN.m)$	40,4	69,84	50,33		
M _Z (kN.m)	7,34	2,87	2,07		
$V_{y}(kN)$	34,70	11,47	8,32		
$V_{Z}(kN)$	26,84	35,63	25,60		

Tableau X.7: Les sollicitations à la base des poteaux (HEA500).

3.2.2-Pré dimensionnement de la semelle :

Les dimensionnements de la semelle sont choisies de manière qu'elles soient homothétiques avec celle du pied de poteau, les poteaux de notre structure sont carrés à la base (a*b), donc les semelles sont carré (A*B).

a et b : dimension du poteau considéré.

h et b : dimension du poteau considéré. (HEA500)

H et B: dimension de la semelle.

 $h_1: d+c$; avec c=5 cm. (Béton de propreté)

d : hauteur utile de la semelle est donnée par.

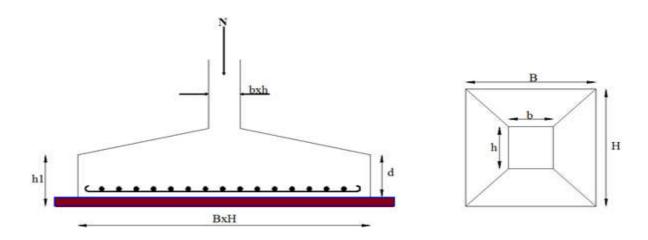


Figure 10.3 : Dimension de la semelle.



$$d = \max \begin{cases} \frac{B-b}{4} \\ \frac{H-h}{4} \end{cases}$$
 (BAEL 91 - Ch 15.III - Art 1.2)

Critère de non poinçonnement :

• $\sigma_{\scriptscriptstyle M} < 2\sigma_{\scriptscriptstyle sol}$: Situation accidentelle

• $\sigma_M < 1.33\sigma_{sol}$: Situation durable

 $\sigma_{\scriptscriptstyle M}$: Contrainte maximale dans la semelle donnée par la formule suivante :

$$\sigma_{\scriptscriptstyle M} = \frac{N}{H \times B} \left(1 + \frac{6 \times e_0}{B} \right)$$

$$\sigma_{M} = \frac{N}{H \times B} \left(1 + \frac{6 \times e_{0}}{H} \right)$$

$$e_0 = \frac{M_Y}{N}$$

$$\sigma_{sol} = 1bar$$

$$h = 69cm$$

$$b = 50cm$$

$$\frac{b}{h} = \frac{B}{H} \Rightarrow B = 0.72H$$

Ou : h et b dimensions de la platine puisque les poteaux sont encastrés. (Voir chapitre 09 calculs des assemblages- pieds de poteau).

3.2.3- Dimensionnement de la semelle :

- <u>Situation accidentelle</u> : $\sigma_M \prec 2\sigma_{sol}$

$$\frac{N}{B \times H} \left(1 + \frac{6 \times e_0}{H} \right) \le 2\sigma_{sol}$$

$$\frac{N}{B \times \left(\frac{h \times B}{b}\right)} \left(1 + \frac{6 \times e_0}{\left(\frac{h \times B}{b}\right)}\right) \leq 2\sigma_{sol}$$

$$-H^3 + 2.16H + 2.29 \le 0$$
 avec $e_0 = \frac{40.40}{313.15} = 0.128$

$$\Rightarrow H = 1.8m$$



Soit H = 1.8 m et B = 2.5 m

Situation durable $\sigma_M < 1{,}33\sigma_{sol}$

$$\frac{N}{H \times B} \left(1 + \frac{6 \times e_0}{H} \right) \le 1{,}33\sigma_{sol}$$

$$-H^3 + 4{,}18H + 4{,}16 \le 0$$

$$-H^3 + 4{,}18H + 4{,}16 \le 0$$
 avec $e_0 = \frac{69{,}84}{403.79} = 0{,}172$

$$H = 2,50m$$

$$\Rightarrow B = 1.8m$$

On choisit pour toutes les semelles des poteaux HEA500 A=2,52m et B=3,5m

$$d = \max \begin{cases} \frac{B-b}{4} \\ \frac{H-a}{4} \Rightarrow d = \max \begin{cases} \frac{2,5-0,50}{4} = 50cm \\ \frac{1,80-0,69}{4} = 27,75cm \end{cases}$$

soit
$$d = 50cm$$

$$h = d + c = 75 + 5 =$$
50 cm

l₁: hauteur de l'amorce de poteau

$$l_1 = 2 - 0.50 = 1.5 \text{ m}$$

Poids de la semelle

$$P = 2,50 \times 1,8 \times 0,50 \times 25 = 56,25 \text{KN}$$

Poids de l'amorce

 $P=0.5\times0.69\times1.5\times25=12.93KN$

• Poids des terres

$$P_{\text{terres}} = (2,5 \times 1,8 \times 2 \times 22) - (56,25 + 12,93) = 128,82 \text{KN}$$

Poids total:

Les moments à la base

$$\boldsymbol{M}_{by} = \boldsymbol{M}_{y} + \boldsymbol{V}_{z} \times (\boldsymbol{h} + \boldsymbol{l}_{1})$$

$$\boldsymbol{M}_{bz} = \boldsymbol{M}_z + \boldsymbol{V}_y \times (\boldsymbol{h} + \boldsymbol{l}_1)$$

Situation Situation durable **Sollicitation** Accidentelle **ELU ELS** G+0.9(Q+N+S)G+Q+N+E1,35(G+Q+N+S)N^{max} 511,15 601,79 491,71 (KN) 93,08 (KN.m) 141,1 121,53 M_{by} (KN.m) 76,74 25,81 18,71 M_{bZ} V_{v} (KN) 34,70 8,32 11,47 26,84 V_{Z} (KN) 35,63 25,60

Les sollicitations à la base de la semelle sont regroupées dans le tableau ci-dessous :

Tableau X.8 : Les sollicitations à la base de la semelle

3.2.4- Vérification des contraintes :

Les contraintes dans les semelles excentrées sont données par les expressions suivantes :

$$sensB \begin{cases} \sigma_{\max} = \frac{N}{B \times H} \left(1 + \frac{6 \times e_0}{B} \right) \leq \begin{cases} 2.\sigma_{sol} \rightarrow \text{situation accidentelle} \\ 1,33\sigma_{sol} \rightarrow \text{situation durable} \end{cases} \\ \sigma_{\min} = \frac{N}{B \times H} \left(1 - \frac{6 \times e_0}{B} \right) \rightarrow avec \ e_0 = \frac{M_Z}{N} \end{cases}$$

$$sensH\begin{cases} \sigma_{\max} = \frac{N}{B \times H} \left(1 + \frac{6 \times e_0}{H} \right) \leq \begin{cases} 2.\sigma_{sol} \rightarrow \text{situation accidentelle} \\ 1,33\sigma_{sol} \rightarrow \text{situation durable} \end{cases} \\ \sigma_{\min} = \frac{N}{B \times H} \left(1 - \frac{6 \times e_0}{H} \right) \rightarrow avec \ e_0 = \frac{M_y}{N} \end{cases}$$

$$2.\sigma_{sol} = 2 \times 100 = 200 \, KN \, / \, m^2$$

 $1.33\sigma_{sol} = 1.33 \times 100 = 133 \, KN \, / \, m^2$

Les contraintes sont regroupées dans le tableau suivant :

Cas d	le	Sens	e ₀ (m)	$\sigma_{\rm max}$ (bar)	$\sigma_{\scriptscriptstyle ext{min}}(extbf{bar})$	σ_{moy} (bar)	
chargen	chargement		C ₀ (III)	max (bul)		moy (15 cc)	
Situati	on	Sens H	0,13	1,49<2	0,78	1,31>1	
accidentelle		Sens B	0.10	1.51<2	0,75	1,32>1	
	ELU _	Sens H	0,17	1,88 >1,33	0,57	1,55>1	
Situation	ELU	Sens B	0,03	1,47> 1,33	1,20	1,40>1	
Durable	ELS	Sens H	0,17	1,53 >1.33	0,64	1,30>1	
	ELS	Sens B	0,02	1,16<1,33	1,01	1,12>1	

Tableau X.9: Vérification des contraintes dans le sol.



Les contraintes moyennes à la situation accidentelle, à l'ELU et à l'ELS dans les deux sens ne sont pas vérifiée donc on augmente la section de la semelle à A=3,5m et B=3,0m

$$d = \max \begin{cases} \frac{B - b}{4} \Rightarrow d = \max \begin{cases} \frac{3 - 0.5}{4} = 62cm \\ \frac{3.5 - 0.69}{4} = 0.70cm \end{cases}$$

soit d = 70cm

$$h = d + c = 70 + 5 = 75$$
cm

l₁: hauteur de l'amorce de poteau

$$l_1 = 2 - 0.75 = 1.25$$
m

• Poids de la semelle :

$$Ps=A\times B\times h\times f_{c28}$$

$$P = 3.5 \times 3 \times 0.75 \times 25 = 196.875 \ KN$$

• Poids de l'amorce :

$$Pa=a\times b\times l_1\times f_{c28}$$

• Poids des terres :

$$p_{terre} = (A \times B \times l_{an} \times \gamma_S) - (Ps + Pa)$$

$$p_{terre} = = (3x3,5x2x22)-(196,875+10,78) = 254,34 \text{ KN}$$

Poids total:

Les moments à la base :

$$M_{by} = M_{y} + V_{z} \times (h + l_{1})$$
$$M_{bz} = M_{z} + V_{y} \times (h + l_{1})$$

Les sollicitations à la base de la semelle sont regroupées dans le tableau ci-dessous :



Sollicitations	Situation	Situation	ı durable
	accidentelle	ELU	ELS
	G+Q+E	1,35(G+Q+S)	G+0,9(Q+S)
N ^{max} (KN)	769,69	860,58	750,17
M_{by} (KN.m)	94,80	141,1	101,57
M_{bz} (KN.m)	76,74	25,81	18,71
V_y (KN)	34,70	11,47	8,32
V_z (KN)	26,84	35,63	25,62

Tableau X.10: Les sollicitations à la base de la semelle

3.2.5- Vérification des contraintes :

Les contraintes dans les semelles excentrées sont données par les expressions suivantes :

$$sensB \begin{cases} \sigma_{\max} = \frac{N}{B \times H} \left(1 + \frac{6 \times e_0}{B} \right) \leq \begin{cases} 2.\sigma_{sol} \rightarrow \text{situation accidentelle} \\ 1,33\sigma_{sol} \rightarrow \text{situation durable} \end{cases} \\ \sigma_{\min} = \frac{N}{B \times H} \left(1 - \frac{6 \times e_0}{B} \right) \rightarrow avec \ e_0 = \frac{M_Z}{N} \end{cases}$$

$$sensH\begin{cases} \sigma_{\max} = \frac{N}{B \times H} \left(1 + \frac{6 \times e_0}{H} \right) \leq \begin{cases} 2.\sigma_{sol} \rightarrow \text{situation accidentelle} \\ 1,33\sigma_{sol} \rightarrow \text{situation durable} \end{cases} \\ \sigma_{\min} = \frac{N}{B \times H} \left(1 - \frac{6 \times e_0}{H} \right) \rightarrow avec \ e_0 = \frac{M_y}{N} \end{cases}$$

$$\sigma_{moy} = \frac{3.\sigma_{max} + \sigma_{min}}{4} \le \sigma_{sol}$$

Les contraintes sont regroupées dans le tableau suivant :

Cas de chargement		Sens	e ₀ (m)	$\sigma_{\rm max}$ (bar)	$\sigma_{\min}(\mathbf{bar})$	σ_{moy} (bar)	
chargen	пепі						
Situati	on	Sens H	0,12	0,88<2	0,58	0,80<1	
accidentelle		Sens B	0.09	0,86<2	0,60	0,79<1	
	ELU	Sens H	0,16	1,04 <1,33	0,59	0,92<1	
Situation		Sens B	0,02	0,85<1,33	0,85	0,85<1	
Durable	ELS	Sens H	0,13	0,87 <1,33	0,55	0,79<1	
		Sens B	0,02	0,74<1,33	0,68	0,72<1	

Tableau X.11: Vérification des contraintes dans le sol.



3.2.6-Vérification de la stabilité au renversement : (RPA 99 v 2003.Art.10.1.5)

Dans le cas accidentel, il faut vérifier que:

$$e_0 \le \begin{cases} \frac{H}{4} = \frac{3.5}{4} = 0.875m \rightarrow sensH \\ \frac{B}{4} = \frac{3}{4} = 0.75m \rightarrow sensB \end{cases}$$

sens H :
$$e_0 = 0.10 \text{m} < 0.875 \text{m}$$

sens B:
$$e_0 = 0.5 \text{m} < 0.75 \text{m}$$

Donc la vérification au renversement est vérifiée.

3.2.7-Détermination des armatures de la semelle :

On a deux conditions à vérifier :

$$(1) \begin{cases} e_0 \prec \frac{a}{6} \to sensH \\ e_0 \prec \frac{b}{6} \to sensB \end{cases}$$

$$(2) \begin{cases} e_0 \prec \frac{H}{24} \\ e_0 \prec \frac{B}{24} \end{cases}$$

Si les deux conditions sont vérifiées, les armatures seront calculées sous un effort normal fictif :

$$N' = N \left(1 + \frac{3 \times e_0}{A} \right) \rightarrow sensA$$

$$N' = N\left(1 + \frac{3 \times e_0}{B}\right) \rightarrow sensB$$

Si l'une des deux conditions est non vérifiée, les armatures seront calculées sous un moment M_1

$$M_1 = \left(4 \times B + 0.3 \times b - 9 \times e_0\right) \left(\frac{\frac{B}{2} - 0.35 \times b}{\frac{B}{2} - e_0}\right)^2 \frac{N}{27} \rightarrow sensB$$

a) Situation accidentelle:



- Armatures parallèles à'' B'' :

$$\begin{cases} e_0 = 0.09 < \frac{0.5}{6} = 0.08 \\ e_0 = 0.09 < \frac{3}{24} = 0.125 \end{cases} \Rightarrow \text{calculde N'}$$

$$N' = 769,69 \left(1 + \frac{3 \times 0.09}{3} \right) = 838,96kN$$

$$N' = 838,96kN$$

$$A_S = \frac{N'(B-b)}{8xdxf_{st}}$$

$$A_S = \frac{838,96(3-0,5)}{8x0.7x348}$$

$$A_S = 1,07cm^2$$

- Armatures parallèles à" H":

$$\begin{cases} e_0 = 0.12 < \frac{0.69}{6} = 0.125 \\ e_0 = 0.12 < \frac{3.5}{24} = 0.145 \end{cases} \Rightarrow \text{calcul de N'}$$

$$N' = N\left(1 + \frac{3 \times e_0}{A}\right) \rightarrow sensA$$

$$N' = 769,69 \left(1 + \frac{3 \times 0,12}{3,5} \right) = 848,85kN$$

$$N' = 848,85kN$$

$$A_{s} = \frac{N' \times (A - a)}{8 \times d \times f_{st}}$$

$$A_{s} = \frac{848,85 \times 10 \times (3,5 - 0,69)}{8 \times 0.7 \times 348} = 12,23cm^{2}$$

$$A_s = 12,23cm^2$$

b) Situation durable:

b-1) A l'E L U:



- Armatures parallèles à (B) :

$$\begin{cases} e_0 = 0.02 > \frac{0.5}{6} = 0.08 \\ e_0 = 0.02 > \frac{3}{24} = 0.125 \end{cases} \Rightarrow \text{calculde } N'$$

$$N' = 860,58 \left(1 + \frac{3 \times 0,02}{3} \right) = 877,79kN$$

$$N' = 877,79kN$$

$$A_S = \frac{N'(B-b)}{8xdxf_{st}}$$

$$A_{S} = \frac{877,79(3-0,5)}{8x0,7x348}$$

$$A_{\rm s} = 1,26m^2$$

- Armatures parallèle à (H):

$$\begin{cases} e_0 = 0.16 > \frac{0.69}{6} = 0.116 \\ e_0 = 0.16 > \frac{3.5}{24} = 0.145 \end{cases} \Rightarrow \text{calcul de M}$$

$$M_1 = \left(4 \times H + 0.3 \times a - 9 \times e_0\right) \left(\frac{\frac{H}{2} - 0.35 \times a}{\frac{H}{2} - e_0}\right)^2 \frac{N}{27} \rightarrow sensH$$

$$M_1 = (4 \times 3.5 + 0.3 \times 0.69 - 9 \times 0.16) \left(\frac{\frac{3.5}{2} - 0.35 \times 0.69}{\frac{3.5}{2} - 0.16} \right)^2 \frac{877.92}{27}$$

$$M_1 = 373,65kN.m$$

$$A_{S} = \frac{M_{1}}{z \times f_{st}}$$
$$z = 0.9 \times d$$



$$A_s = \frac{373,75 \times 10}{0.63 \times 348} = 17,04 cm^2$$

$$A = 17,04cm^2$$

b-2) A l'E L S:

- Armatures parallèles à (B) :

$$\begin{cases} e_0 = 0.02 < \frac{0.5}{6} = 0.08 \\ e_0 = 0.02 < \frac{3}{24} = 0.125 \end{cases} \Rightarrow \text{calculde N'}$$

$$N' = 750,17 \left(1 + \frac{3 \times 0,02}{3} \right) = 765,17kN$$

$$N' = 765,17kN$$

$$A_{S} = \frac{N'(B-b)}{8xdxf_{st}}$$

$$A_{S} = \frac{765,17(3-0,5)}{8x0,7x348}$$

$$A_{\rm s} = 0.98cm^2$$

- Armatures parallèle à (H):

$$\begin{cases} e_0 = 0.13 > \frac{0.69}{6} = 0.116 \\ e_0 = 0.13 < \frac{3.5}{24} = 0.145 \end{cases} \Rightarrow \text{calcul de M}$$

$$M_1 = \left(4 \times H + 0.3 \times a - 9 \times e_0\right) \left(\frac{\frac{H}{2} - 0.35 \times a}{\frac{H}{2} - e_0}\right)^2 \frac{N}{27} \rightarrow sensH$$

$$M_1 = \left(4 \times 3.5 + 0.3 \times 0.69 - 9 \times 0.13\right) \left(\frac{\frac{3.5}{2} - 0.35 \times 0.69}{\frac{3.5}{2} - 0.13}\right)^2 \frac{765.17}{27}$$

$$M_1 = 320,35kN.m$$



$$A_{S} = \frac{M_{1}}{z \times f_{st}}$$

$$z = 0.9 \times d$$

$$A_s = \frac{320,35 \times 10}{0,63 \times 348} = 14,61cm^2$$

$$A = 14,61cm^2$$

c) Condition de non fragilité :

$$Min \ A_{A}^{\ s} = 0.23 \times \frac{f_{t28}}{f_{e}} \times H \times h = 0.23 \times \frac{2.1}{400} \times 350 \times 75 = 31,69 cm^{2}$$

$$Min A_A^s = 31,69cm^2$$

Min
$$A_B^s = 0.23 \times \frac{f_{t28}}{f_e} \times B \times h = 0.23 \times \frac{2.1}{400} \times 300 \times 75 = 27.16$$

$$Min A_B^s = 27,16cm^2$$

d) Dispositions constructives :

Les armatures seront munies des crochets si : (ls>B/4 sens B et ls>A/4 sens A)

$$l_s = \frac{\phi \times f_e}{4 \times 0.6 \times \psi_s^2 \times f_n}$$

 l_s : longueur de scellement

$$\psi_s = 1.5 \rightarrow HA$$

Suivant B:
$$l_s = \frac{1.4 \times 400}{2.4 \times 1.5^2 \times 2.1} = 49.38 cm < \frac{B}{4} = 75 cm$$

Suivant A:
$$l_s = \frac{1,6 \times 400}{2,4 \times 1,5^2 \times 2,1} = 56,43cm < \frac{H}{4} = 87,5cm$$

Donc toutes les barres doivent être prolongées jusqu'à l'extrémité de la semelle, mais peuvent ne pas comporter des crochets.

Tous les résultats sont regroupés dans le tableau suivant :



Armatures	Situation accidentelle	Situation durable		A _{min} (cm ²)			l _s (cm)	S _t (cm)
		ELU	ELS		barre			
A _s (B)	1,07	1,26	0,98	27 ,16	18HA14	27,71	49,38	20
A _s (H)	12,23	17,04	14,61	31,65	16HA16	32,17	56,43	20

Tableau X.12: Les armatures des semelles type (HEA500)

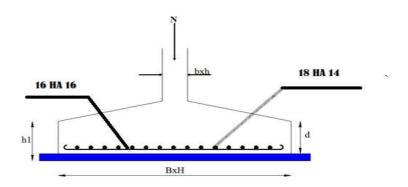


Figure 10.4 : Schéma de ferraillage de la semelle

X.4-Calcul des longrines :

4.1-Introduction:

Les longrines sont des éléments appartenant à l'infrastructure et qui servent à rigidifier l'ensemble des semelles. Et elles sont soumises à des forces axiales de traction.

4.2- Pré dimensionnement :

Les dimensions minimales de la section transversale des longrines sont :

25 cm x 30 cm : sites de catégorie S2 et S3

30 cm x 30 cm : site de catégorie S₄

Pour notre cas on optera pour des longrines de section : (40x45) cm²

4.3- Ferraillage:

Les longrines doivent être calculées pour résister à l'action d'une forces de traction qui est égale à :

$$N_t = \left(\frac{N}{\alpha}\right) \ge 20KN$$
 (RPA99 V2003.Art.10.1.1.b)



α: coefficient fonction de la zone sismique et de la catégorie de site considérée

 N_u^{max} : L'effort normal ultime du poteau le plus sollicité.

 $\alpha = 12$ (zone IIa, site S₃)

$$ELU \to N_t = \left(\frac{350,68}{12}\right) = 29,22kN$$

$$ELS \to N_t = \left(\frac{257,97}{12}\right) = 21,49kN$$

$$A_s = \frac{N_t}{\sigma_s}$$

$$ELU \rightarrow A_s = \frac{29,22 \times 10^{-3}}{348} = 0,83cm^2$$

$$ELS \rightarrow A_s = \frac{21,49 \times 10^{-3}}{201} = 1,06cm^2$$

$$A_{\min} = 0.6\% B = 0.6 \times 10^{-2} \times 40 \times 45$$

$$A_{\min}=10.8cm^2$$

Donc on ferraille avec A_{min}

Soit **6HA16** avec $A_s = 12,05cm^2$

- A) Vérification de la condition de non fragilité :

$$A_s \ge \frac{B \times f_{t28}}{f_e}$$

$$A_s \ge \frac{40 \times 45 \times 2,1}{400} = 9,45$$

$$9,45cm^2 < 12,05cm^2$$
 est vérifie

- B) Vérification de la flèche :

$$q_s = \frac{257,97}{6} = 42,99kN/ml$$

La plus grande portée est : l=6m

$$f = \frac{5 \times q_s \times l^4}{384 \times E \times I} \le f_{adm} = \frac{l}{200} = \frac{600}{200} = 3cm$$
$$I = \frac{b \times h^3}{12} = \frac{40 \times 45^3}{12} = 303750cm^4$$



$$f = \frac{5 \times 42,99 \times (600)^4}{384 \times 2,1 \times 10^5 \times 303750} = 1,13 < 3 \text{ Vérifiée}$$

- C) Armatures transversales:

Soit des cadres de diamètre 8 dont l'espacement est inférieur à : min (20 cm, 15Φ)

$$S_t < (20cm, 15*0.8) = 12cm$$

Les cadres sont espacés de 15 cm en travée et de 10cm en zone nodale.

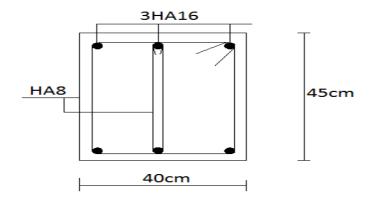


Figure 10.5 : Schéma de ferraillage des longrines.

X.5-Ferraillage des futs :

Les fondations sont ancrées à D=2m ; l'assemblage platine massif doit être au-dessus du sol ; donc on prévoit un poteau en B.A (fût) de dimension (90*70) cm².

Le fût est soumis à un effort normal, un effort tranchant et un moment fléchissant. Le ferraillage de la section sera calculé en flexion composé.

On calculera uniquement le fût le plus sollicité; par les efforts (M. N.T)

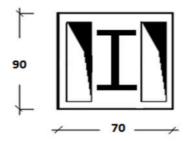


Figure 10.6: La section du fut à ferrailler.



On a:

$$N_u = 403,79 \text{KN}$$

 $M_u = 69,84 \text{KN.m}$
 $M_u = 69,84 \text{KN.m}$

e₀: excentricité additionnelle traduisant les imperfections géométriques initiales

1: hauteur totale du Poteau

$$e = \frac{M_U}{N_u} = \frac{69,84}{403,79} = 0,17$$

$$A = (0.337 h - 0.81 d') b.h.fbu$$

$$A = (0.337.0.9 - 0.81.0.05.0.9.0.9.14.2.10^3$$

$$\begin{cases} B = Nu (d - d') - M_{UA} \\ M_{UA} = M_u + N_u (d - 0.5h) \end{cases}$$

$$\begin{cases} M_{UA} = 69.84 + 403.79(0.70 - 0.5 \times 0.9) = 170.78 \text{KN.m} \\ B = 403.79(0.65) - 170.78 = 91.68 \text{KN.m} \end{cases}$$

A>B =>La section est partiellement comprimée, et le ferraillage se fera à la flexion simple.

$$\mu_{bu} = \frac{M_{uA}}{b \cdot d^2 \cdot f_{bu}} = \frac{170.78 \cdot 10^{-3}}{0.9 \cdot 0.70^2 \cdot 14.2} = 0.027$$

$$\alpha = 1,25(1 - \sqrt{1 - 2\mu_{bu}}) = 0,034$$

$$z = d(1-0.4\alpha) = 0.69$$

$$A_t = \frac{M_{uA}}{z \cdot f_{st}} = 7.11 cm^2$$

$$A_{s} = A_{t} - \frac{N_{u}}{f_{st}} = 5.95cm^{2}$$

Le RPA exige une section minimale : A_s , min = 0,8%b. h (RPA99 / 7.4.2.1)



 $A_{s,min} = 0.8.10^{-2}.0.9.0.7 = 50.4 \text{ cm}^2.$

Donc on ferraille avec 14HA14+16HA16=53.72 cm²

-La condition de non fragilité :

$$A_{s \min} = \frac{0.23 \cdot b \cdot d \cdot f_{t28}}{f_{e}} = \frac{0.23.70.40.2,1}{348} = 3.88cm^{2} < 53.72cm^{2}$$

$$A_{s_{\min}} = \frac{0.23 \cdot b \cdot d \cdot f_{t28}}{f_e} = \frac{0.23.70.70.2.1}{348} = 6.80 cm^2 < 53.72 cm^2 \text{ V\'erifi\'e}$$

- Ferraillage transversal:

$$\tau_u = \frac{V_u}{b \cdot d} = \frac{35.63 \times 10^{-3}}{0.7 \times 0.70} = 0.072 MPa$$

$$\overline{\tau_u} = \min(0.1 f_{t28}; 4MPa) = 2.5MPa$$
 (Fissuration très préjudiciable) (**BAEL 91**)

$$\tau_{u} < \overline{\tau_{u}} \Rightarrow Vérifiée$$

$$\left\langle \phi_{t} \leq \min(\frac{h}{2\sigma}; \frac{b}{10}; \phi_{t}) \Rightarrow \phi_{t} \leq 1,5cm \right. \tag{BAEL 91}$$

$$\begin{cases} \phi_{t} \leq \min(\frac{h}{35}; \frac{b}{10}; \phi_{t}) \Rightarrow \phi_{t} \leq 1,5cm \\ A_{t} \cdot f_{e} \geq \max(\frac{\tau_{u}}{2}; 0,4MPa) \Rightarrow A_{t} = 1cm^{2} \end{cases}$$

b: Largeur de la section.

h: Hauteur de la section.

 S_t : Espacement des armatures transversales.

 \emptyset_t : Diamètre des armatures transversales.

 ϕ_l : Diamètre des armatures longitudinales.

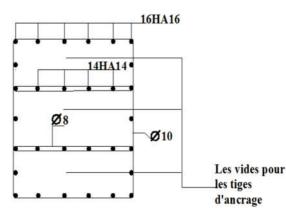


Figure 10.7 : Schéma de ferraillage des futs

Chapitre XI:

Vérification de la stabilité d'ensemble

XI-Introduction:

Après la vérification des éléments pré dimensionné de la structure à la résistance, et la stabilité, on doit vérifier la stabilité d'ensemble sous le vent et le séisme.

La stabilité de la structure est assurée si :

 Σ Moments résistants (stabilisateurs) $\geq \Sigma$ moments renversants.

$$\sum M_{st} \geq \sum M_{R}$$

XI.1-Détermination des moments renversants (M_R) :

1.1 Cas de vent :

L'action du vent est décomposée en deux composantes :

- Une composante horizontale (F_H)
- Une composante verticale (F_V)

Ces deux composantes donnent un moment de renversement « M_R », il faut que ce moment de renversement reste inférieur au moment stabilisant « M_S » dû au poids propre du bâtiment.

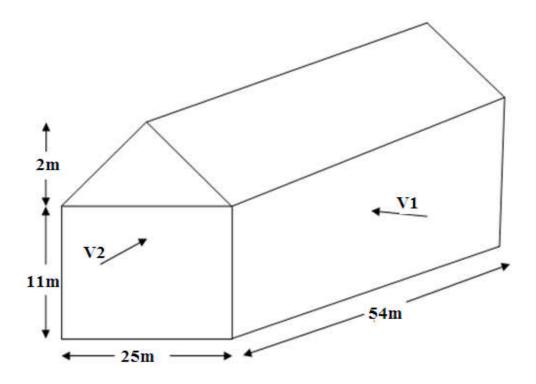


Figure 11.1 : Détails du projet.



a) Vent sur façade principale et secondaire avec dépression intérieure (Cpi=-0,5) :

Tableau XI.1 : Vent sur la façade principale et secondaire Cpi=-0,5

ZONE	Qj (N/m²)	S (m ²)	F _H (KN)	F _V (KN)	Point d'	applicatio	on
					X(m)	Y(m)	Z(m)
D	747,86	594	444,22	0	0	12,5	5,50
E	115,06	594	68,43	0	54	12,5	5,50
F	-588,16	32,91	0	-19,35	1,51	12,5	11,65
G	-553,57	32,91	0	-18,61	1,51	12,5	11,65
Н	-193,74	125	0	-24,21	7,50	12,5	12,5
I	0	518,75	0	0	33,25	12,5	12,5
F _r (toi)	-	-	41,72	0	12,5	12,5	12
F _r (par)	-	-	29,08	0	0	12,5	5,50
			F _H =583,45	-	7,22	12,5	5,5
			-	F _V =-62,17	3,84	12,5	11,98

 $M_{R/XX}$: moment renversant par rapport à l'axe XX

 $M_{R/YY}$: moment renversant par rapport à l'axe YY

Calcul de M_R :

$$M_R / xx = F_V \times Y = 777,125 \text{ kN.m}$$

$$M_R/yy = F_V \times X + F_H \times Z = 3447,70 \ kN.m$$



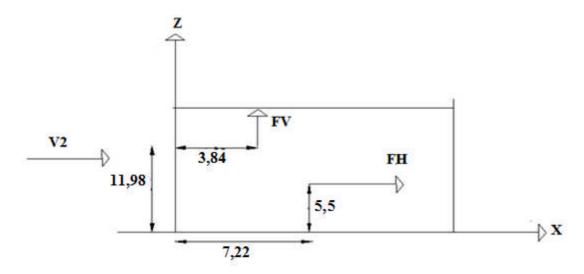


Figure 11.2 : Résultantes des forces horizontale et verticale sur la façade principale et secondaire avec dépression intérieure

b) Vent sur façade principale et secondaire avec surpression intérieure (Cpi= 0,8) :

Tableau XI.2: Vent sur la façade principale et secondaire (Cpi= 0,8)

ZONE	Qj (N/m²)	S (m ²)	F _H (KN)	F _V (KN)	Point d'	applicatio	n
					X(m)	Y(m)	Z(m)
D	0	594	0	0	0	12,5	5,5
E	-632,81	594	-375,88	0	54	12,5	5,5
F	-1487,70	32,91	0	-48,96	1,51	12,5	11,65
G	-1453,10	32,91	0	-47,82	1,51	12,5	11,65
Н	-1093,28	125	0	-136,66	7,5	12,5	12,5
I	-899,54	518,75	0	-466,63	33,25	12,5	12,5
F _r (toi)	-	-	41,72	0	0	12,5	12
F _r (par)	-	-	29,08	0	12.5	12,5	5,5
	•		F _H =-305,08	-	28,24	12,5	5,5
			-	F _V =-700,07	23,83	12,5	12,38



Calcul du M_R :

$$M_R / xx = F_V \times Y = 8750,87 \text{ kN.m}$$

$$M_R/yy = F_V \times X + F_H \times Z = 18360,60 \text{ kN.m}$$

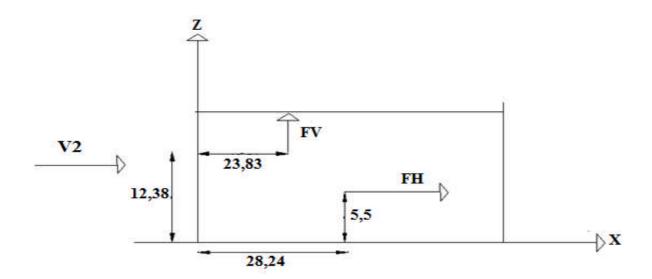


Figure 11.3 : Résultantes des forces horizontale et verticale sur la façade principale et secondaire avec surpression intérieure

c) Vent sur façade latérale gauche et droite avec dépression intérieur (Cpi=-0,5) :

Tableau XI.3: Vent sur la façade latérale gauche et droite (Cpi=-0,5)



ZONE	Qj (N/m²)	S (m ²)	F _H (KN)	F _V (KN)	Poir	nt d'applic	cation
					X(m)	Y(m)	Z(m)
D	716,04	675,00	483,32	0	0	27	5,5
E	110,01	675,00	74,25	0	25	27	5,5
F	563,13	32,91	0	18,53	1,39	27	11,39
G	351,12	102,5	0	35,98	1,39	27	11,39
Н	19,87	539,59	0	10,72	7,50	27	12,19
J	53,00	135,41	0	7,17	13,75	27	12,79
I	106,00	539,59	0	57,19	22	27	11,79
F _r (toi)	-	-	0	0	-	-	-
F _r (par)	-	-	0	0	-	-	-
			F _H =558,57		10,35	27	5,5
			-	F _V =108,17	8,28	27	11,76

Calcul de M_R :

$$M_R \ /xx = F_V \times Y = 2920,\!59 \ kN.m$$

$$M_R/yy = F_V \times X + F_H \times Z = 3966,40 \text{ kN.m}$$

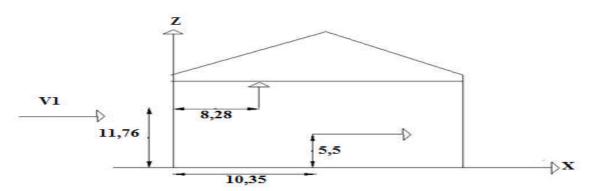


Figure 11.4 : Résultantes des forces horizontale et verticale sur la façade latérale gauche et droite avec dépression intérieure.



d) Vent sur la façade latérale gauche et droite avec surpression intérieure (Cpi=0,8) : Tableau XI.4 : Vent sur la façade latérale gauche et droite (Cpi=0,8) :

zone	q _j (N/m ²)	S (m ²)	F _H (KN)	F _V (KN)	Poir	ıt d'applic	cation
					X(m)	Y(m)	Z(m)
D	0	675,00	0	0	0	27	5,5
Е	-592,40	675,00	-399,87	0	25	27	5,5
F	-1437,66	32,91	0	-47,31	1,39	27	11,39
G	-1212,40	102,5	0	-124,27	1,39	27	11,39
Н	-841,39	539,59	0	-454,00	7,5	27	12,19
J	-914,27	135,41	0	-123,80	13,75	27	12,79
I	-775,26	539,59	0	-419,32	22	27	11,79
F _r (toi)	-	-	0	0	-	-	-
F _r (par)	-	-	0	0	-	-	-
			F _H =-399,87		25	27	5,5
			-	F _V =-1168,7	12,48	27	11,99

Calcul de M_R :

 $M_R / xx = F_V \times Y = 31554,90 \text{ kN.m}$

 $M_R/yy = F_V \hspace{-0.5em}\times\hspace{-0.5em} X + F_H \hspace{-0.5em}\times\hspace{-0.5em} Z = 16784,\hspace{-0.5em} 66 \hspace{0.5em} kN.m$



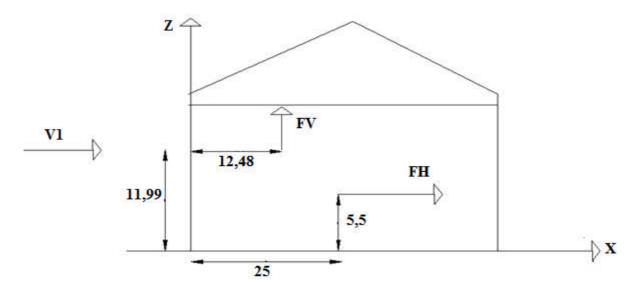


Figure 11.5 : Résultantes des forces horizontale et verticale sur la façade latérale gauche et droite avec surpression intérieure

1.2-Cas de séisme :

Le moment de renversement qui peut être causé par l'action sismique doit être calculé par rapport au niveau de contacte sol- fondation.

a) Réaction à la base :

Tableau XI.5 : Réaction à la base due aux effets sismiques

Le mode	Force			Moment			
mode	Fx (KN)	Fy (KN)	Fz(KN)	Mx (KN.m)	My (KN.m)	Mz (KN.m)	
CQC	6470,96	745,23	658,53	2177,57	3161,84	113,35	

CQC: combinaison quadratique complète.

$$Y_G = 27 \text{ m}$$

$$X_G = 12,5m$$

$$M_{R/xx} = M_{xx} + F_z \times Y_G = 19957,88kN.m$$

$$M_{R/vv} = M_{vv} + F_z \times X_G = 11393,46kN.m$$

b) Calcul des moments résistant (stabilisateurs) :

- Poids de la structure : d'après le **ROBOT BAT** version 2012

 $P_T = 5843,94 \, KN$ (Chapitre de l'étude sismique).



1) Moments stabilisateur:

$$\begin{aligned} M_{ST/xx} &= \sum P_i \times Y_i = P_T \times Y_G \\ M_{ST/yy} &= \sum P_i \times X_i = P_T \times X_G \end{aligned}$$

- $M_{ST/XX} = 5843,94 \times 27 = 157786,38 \text{ kN.m}$
- $M_{ST/YY} = 5843,94 \times 12,5 = 73049,25 \text{ kN.m}$

XI.3-Vérification au renversement de la structure :

Tableau XI.6 : Vérifications au renversement de la structure

		C	M _R (F	KN.m)	M _S (K	KN.m)	$M_{\rm S}/M_{\rm R}$	
		C _{pi}	/xx	/yy	/xx	/yy	/xx	/yy
Vent sur la façade principale et secondaire (V2)	façade	-0,5	777,125	3447,70			203,3	21,18
	0,8	8750,87	18360,60			18,03	3,97	
Cas du								
vent	Vent sur la façade latérale	-0,5	2920,59	3966,40	157786,38	73049,25	54,02	18,41
	gauche et droite (V ₁)	0,8	31554,9	16784,66			5,00	4,35
	Cas du séisme		19957,88	11393,46	0,8.M _{st}	0,8.M _{st}	6,32	5,13
					126229,10	58439,40		

Tous les moments résistants (stabilisateurs) sont supérieurs aux moments renversants, donc il n'y a pas de risque de renversement et la stabilité d'ensemble est assurée.

Conclusion : La stabilité d'ensemble vis-à-vis du vent et du séisme respectivement est vérifiée ; donc notre construction et stable.



Conclusion générale



CONCLUSION GENERALE

Après avoir fait l'étude et la conception de ce projet, nous pouvons déduire qu'une bonne conception et un calcul plus approximatif permettent à cette dernière d'être rigide et plus stable face aux différentes actions auxquelles est soumise.

En effet, une étude complète et consistante, demande quelques facteurs essentiels notamment une bonne maitrise des méthodes de calcul, une documentation riche et diversifiée pour appliquer et connaître les règlements tel que (RPA 2003, RNVA 99 et eurocode03), et des conditions de travail favorables et un temps relativement suffisant en fonction de la difficulté du sujet.

Ce travail a été aussi une occasion d'apprendre à utiliser les différents logiciels de calcul comme (Robot structural) et de dessin (Autocad). Ces logiciels deviennent aujourd'hui un besoin nécessaire et un gain de temps appréciable d'étude et d'exécution avec une possibilité de modification très rapide et une meilleure précision.

Enfin estimons qu'un bon ingénieur est celui qui ne se limite pas uniquement aux connaissances techniques ayant traité à son domaine, mais de s'adapter aux situations et problèmes rencontré dans sa vie active.

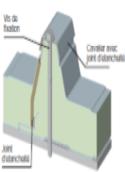
Références bibliographiques

- ➤DTR. C- 2-4.7; Règlement neige et vent « RNV99 ».
- ➤ DTR B C 2 48; Règles Parasismiques Algériennes RPA99/Version 2003, Centre de Recherche Appliquée en Génie Parasismique, Alger
- ➤ DTR.B. C- 2.2 ; Charge permanentes et charges d'exploitation, *Centre de Recherche Appliquée en Génie Parasismique*, *Alger*
- Règlement CCM97 article 2.2.3.1 (actions de la variation de la température climatique),
- ➤ EUROCODE 3 ; Calcul des éléments résistants d'une construction métallique. Office des publications universitaires, 2009.
- Règles de Calcul des fondations superficielles. Document Technique Réglementaire DTR B-C 2.2, Ministère de l'Equipement et de logement, 1992.
- ► Cours de 1^{ér} année master.
- ▶B.A.E.L 91 : Béton Armé aux Etats Limites, troisième tirage, Eyrolles, 1997.
- ▶ Projets de fin d'étude (Université de BEJAIA
- Livre APK; Association pour la promotion de l'enseignement de la construction acier. Collectif Jean pierre Muzeau, éditions eyrolles/Afnor, 05/2012.

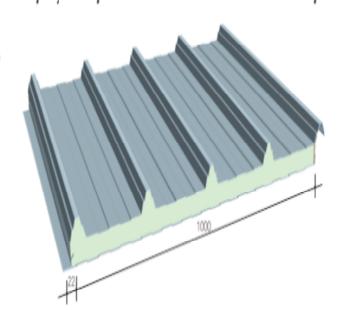
Annexe 1 : Fiches technique du paneau sandwich



Caractéristiques techniques Panneaux de couverture monolithiques



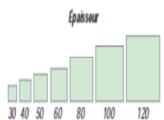
Détail du complexe et schéma de fixation



Avis Technique 2/07-1226

EPAISSEUR DE PANNEAU	K COEFICIENT DE TRAI	NSMITION THERMIQUE	POIDS DE PANNEAU AVEC TÔLES EN ACIER EXTERNE ET INTERNE OS IMI
mm	Kcal/m²h C	Watt / m² K	kg/m²
30	0.47	0.54	9.65
40	0.38	0.44	10.05
50	0.31	0.36	10.45
60	0.27	0.31	10.85
80	0.21	0.24	11.65
100	0.17	0.19	12.45
120	0.14	0.16	13.25





Portées admissibles sous charge normale descendante

	SCHE	MA STA	ITIQUE	Deux a	ppuis	4	······	-	
Epitona		Charge descendante repartie (daNim2)							
do bolant mm	50	75	100	125	150	175	200	250	300
30	3,88	3,37	3,05	2,83	2,62	2,43	2,28	2,04	
40	4,77	3,88	3,45	3,15	2,9	2,69	2,52	2,24	
50	5.5	4.39	3.85	3,48	3.19	2.96	2.77	2.43	
60	6	4,9	4,25	3,8	3,47	3,22	3,01	2,63	2,34
80	6	5,9	5,1	4,55	4,15	3,83	3,57	3,2	2,93
100	6	6	5,88	5,22	4,73	4,35	4,04	3,59	3,18
120	6	6	6	5,58	5,1	4,73	4,44	3,98	3,64

	SCHE	MA HY	·ERSTA	TIQUE	Trois ap	puis	****	*	ļ.
Epolone	Charge descendante repartie (daNInV)								
do bushert mm	50	75	100	125	150	175	200	250	300
30	5.23	4.27	3.7	3.31	3.02	2.8	2.62	2.34	2.14
40	5.5	4.53	3.93	3.51	3.21	2.97	2.78	2,48	2.21
50	5.5	4.8	4.16	3.72	3.39	3.15	2.94	2.63	2.4
60	6	5.06	4,39	3,92	3,58	3,32	3,1	2,77	2,53
80	6	5,67	4,92	4,4	4,01	3,72	3,48	3,11	2,84
100	6	6	5,44	4,87	4,44	4,11	3,85	3,44	3,14
120	- 6	6	- 6	5.91	5.44	5.06	4.77	4.31	3.97

(*) Sous commande, des panneaux avec tôles aluminium et de cuivre peuvent être livrés.

Annexe2 : Section en cm 2 de N armatures de diamètre Φ (mm)

Φ (mm)	5	6	8	10	12	14	16	20	25	32	40
1	0,20	0,28	0,50	0,79	1,13	1,54	2,01	3,14	4,91	8,04	12,57
2	0,39	0,57	1,01	1,57	2,26	3,08	4,02	6,28	9,82	16,08	25,13
3	0,59	0,85	1,51	2,36	3,39	4,62	6,03	9,42	14,73	24,13	37,7
4	0,79	1,13	2,01	3,14	4,52	6,16	8,04	12,57	19,64	32,17	50,27
5	0,98	1,41	2,51	3,93	5,65	7,72	10,05	15,71	24,54	40,21	62,83
6	1,18	1,70	3,02	4,71	6,79	9,24	12,06	18,85	29,45	48,25	75,40
7	1,37	1,98	3,52	5,50	7,92	10,78	14,07	21,99	34,36	56,30	87,96
8	1,57	2,26	4,02	6,28	9,05	12,32	16,08	25,13	39,27	64,34	100,53
9	1,77	2,54	4,52	7,07	10,18	13,85	18,10	28,27	44,18	72,38	113,10
10	1,96	2,83	5,03	7,85	11,31	15,39	20,11	31,42	49,09	80,42	125,66
11	2,16	3,11	5,53	8,64	12,44	16,93	22,12	34,56	54,00	88,47	138,23
12	2,36	3,39	6,03	9,42	13,57	18,47	24,13	37,70	58,91	96,51	150,80
13	2,55	3,68	6,53	10,21	14,70	20,01	26,14	40,84	63,81	104,55	163,36
14	2,75	3,96	7,04	11,00	15,38	21,55	28,15	43,98	68,72	112,59	175,93
15	2,95	4,24	7,54	11,78	16,96	23,09	30,16	47,12	73,63	120,64	188,50
16	3,14	4,52	8,04	12,57	18,10	24,63	32,17	50,27	78,54	128,68	201,06
17	3,34	4,81	8,55	13,35	19,23	26,17	34,18	53,41	83,45	136,72	213,63
18	3,53	5,09	9,05	14,14	20,36	27,71	36,19	56,55	88,36	144,76	226,20
19	3,73	5,37	9,55	14,92	21,49	29,25	38,20	59,69	93,27	152,81	238,76
20	3,93	5,65	10,05	15,71	22,62	30,79	40,21	62,83	98,17	160,85	251,33

Valeur de χ en fonction de $\overline{\lambda}$

Coefficients de réduction							
$\overline{\lambda}$	Valeurs	s de χ pour la co	urbe de flambe	ement			
	a	b	С	d			
0,2	1,0000	1,0000	1,0000	1,0000			
0,3	0,9775	0,9641	0,9491	0,9235			
0,4	0,9528	0,9261	0,8973	0,8504			
0,5	0,9243	0,8842	0,8430	0,7793			
0,6	0,8900	0,8371	0,7854	0,7100			
0,7	0,8477	0,7837	0,7247	0,6431			
0,8	0,7957	0,7245	0,6622	0,5797			
0,9	0,7339	0,6612	0,5998	0,5208			
1,0	0,6656	0,5970	0,5399	0,4671			
1,1	0,5960	0,5352	0,4842	0,4189			
1,2	0,5300	0,4781	0,4338	0,3762			
1,3	0,4703	0,4269	0,3888	0,3385			
1,4	0,4179	0,3817	0,3492	0,3055			
1,5	0,3724	0,3422	0,3145	0,2766			
1,6	0,3332	0,3079	0,2842	0,2512			
1,7	0,2994	0,2781	0,2577	0,2289			
1,8	0,2702	0,2521	0,2345	0,2093			
1,9	0,2449	0,2294	0,2141	0,1920			
2,0	0,2229	0,2095	0,1962	0,1766			
2,1	0,2036	0,1920	0,1803	0,1630			
2,2	0,1867	0,1765	0,1662	0,1508			
2,3	0,1717	0,1628	0,1537	0,1399			
2,4	0,1585	0,1506	0,1425	0,1302			
2,5	0,1467	0,1397	0,1325	0,1214			
2,6	0,1362	0,1299	0,1234	0,1134			
2,7	0,1267	0,1211	0,1153	0,1062			
2,8	0,1182	0,1132	0,1079	0,0997			
2,9	0,1105	0,1060	0,1012	0,0937			
3,0	0,1036	0,0994	0,0951	0,0882			

Tableau 5.5.3 Choix de la courbe de flambement correspondant à une section							
Type de Section	limites	axe de flambement	courbe de flambement				
Sections en I laminées	h / b > 1,2 : t _f ≤ 40 mm	y - y z - z	a b				
h yy	40 mm < t _f ≤ 100 mm	y - y z - z	b c				
z b	h / b ≤ 1,2 : t _f ≤ 100 mm	y - y z - z	b c				
	t _f > 100 mm	y - y z - z	d d				
Sections en I soudées	t _f ≤ 40 mm	y - y z - z	b c				
z z	t _f > 40 mm	y - y z - z	c d				
Sections creuses	laminées à chaud	quel qu'il soit	а				
	formées à froid - en utilisant f _{yb} *)	quel qu'il soit	b				
	formées à froid - en utilisant f _{ya} *)	quel qu'il soit	С				
Caissons soudés	d'une manière générale (sauf ci-dessous)	quel qu'il soit	b				
h y y	Soudures épaisses et b / t _f < 30 h / t _W < 30	y - y z - z	C C				
Sections en U, L, T et sections pleines *) Voir 5.5.1.4 (4) et figure 5.5.2		quel qu'il soit	С				

Γ

Coefficients C_1 , C_2 et C_3 , pour différentes valeurs de k, Tableau F.1.2 dans le cas de charges transversales Chargement et Diagramme de Valeur de Coefficients C_1 C_3 conditions d'appuis moment de flexion k C_2 1,0 1,132 0,459 0,525 0,5 0,972 0,304 0,980 1,0 1,285 1,562 0,753 0,5 0,712 0,652 1,070 1,0 1,365 0,553 1,730 0,5 1,070 3,050 0,432 1,0 1,565 1,267 2,640 0,5 0,938 0,715 4,800 1,0 1,046 0,430 1,120 0,5 1,010 0,410 1,890

Facteurs de moment uniforme équivalent βM

Diagramme des moments	Facteur de moment uniforme équivalent $\beta_{\mathbf{M}}$
Moments d'extrémité $M_1 \qquad \psi_{M_1} \qquad \psi_{M_1} \qquad \qquad$	$\beta_{M,\psi} = 1.8 - 0.7 \psi$
Moment crée par des forces latérales dans le plan	$\beta_{M,Q} = 1,3$
↑ M _Q	$\beta_{M,Q} = 1,4$
Moment créé par des forces latérales dans le plan et des moments d'extrémité	
M ₁ \bigwedge^{M_Q} \bigwedge^{Δ} M	$\beta_{\mathbf{M}} = \beta_{\mathbf{m}, \mathbf{\Psi}} + \frac{M_{\mathbf{Q}}}{\Delta \mathbf{M}} (\beta_{\mathbf{M}, \mathbf{Q}} - \beta_{\mathbf{M}, \mathbf{\Psi}})$
M ₁ M_Q ΔM	$M_Q = MaxM $ dû aux charges transversales seulement
<u> </u>	max M pour diagrammes de moment sans
M _Q AM	$\Delta M = \begin{cases} \Delta M = \\ \left \max M \right + \left \min M \right \text{ pour diagrammes} \\ \text{ de moment avec} \\ \text{ changement de signe} \end{cases}$

MATIÈRE	Les nuances de base d'après la norme NF		n constru	iction mé	tallique so	ont les ac	iers S 23	5, S 275	et S 35				
	b z		Dimensions										
	h y—y d	h	b	a	е	r	h ₁	Р	А				
	t _{tj}	, h	b	t _w	ţ.	r	d	Р	Α				
	1 1 2	mm	mm	mm	mm	mm	mm	kg/m	cm ²				
	IPE 80	80,0	46	3,8	5,2	5	59,6	6,0	7,6				
	IPE 100	100,0	55	4,1	5,7	7	74,6	8,1	10,3				
	IPE 120	120,0	64	4,4	6,3	7	93,4	10,4	13,2				
	IPE 140	140,0	73	4,7	6,9	7	112,2	12,9	16,4				
	IPE 160	160,0	82	5,0	7,4	9	127,2	15,8	20,1				
	IPE 180	180,0	91	5,3	8,0	9	146,0	18,8	23,9				
IPE	IPE 200	200,0	100	5,6	8,5	12	159,0	22,4	28,5				
	IPE 220	220,0	110	5,9	9,2	12	177,6	26,2	33,4				
	IPE 240	240,0	120	6,2	9,8	15	190,4	30,7	39,1				
	IPE 270	270,0	135	6,6	10,2	15	219,6	36,1	45,9				
	IPE 300	300,0	150	7,1	10,7	15	248,6	42,2	53,8				
	IPE 330	330,0	160	7,5	11,5	18	271,0	49,1	62,6				
	IPE 360	360,0	170	8,0	12,7	18	298,6	57,1	72,7				
	IPE 400	400	180	8,6	13,5	21	331,0	66,3	84,5				
	IPE 450	450,0	190	9,4	14,6	21	378,8	77,6	98,8				
	IPE 500	500,0	200	10,2	16,0	21	426,0	90,7	115,				
	IPE 550	550,0	210	11,1	17,2	24	467,6	105,5	134,4				
	IPE 600	600,0	220	12,0	19,0	24	514,0	122,4	156,0				

NORMES DE RÉFÉRENCE	Dimensions : N Tolérances : NF												
		Caracteristiques de calcul											
	h y-y d	I _x	I _x /v _x	i _x	1,73	-	I _y	I _y /v _y	i _y	-	-	J	
	t _{t1}	I _y	W _{eLy}	ly	W _{pl.y}	A _{vz}	Iz	W _{el.z}	iz	W _{pl.z}	A _{vy}	I _t	
	T T	cm ⁴	cm ³	cm	cm ³	cm ²	cm ⁴	cm ³	cm	cm ³	cm ²	cm ⁴	
	IPE 80	80,1	20,0	3,24	23,2	3,6	8,48	3,69	1,05	5,8	5,1	0,70	
	IPE 100	171,0	34,2	4,07	39,4	5,1	15,91	5,78	1,24	9,1	6,7	1,20	
	IPE 120	317,8	53,0	4,90	60,7	6,3	27,65	8,64	1,45	13,6	8,6	1,74	
	IPE 140	541,2	77,3	5,74	88,3	7,6	44,90	12,30	1,65	19,2	10,6	2,45	
	IPE 160	869,3	108,7	6,58	123,9	9,7	68,28	16,65	1,84	26,1	12,8	3,60	
	IPE 180	1317,0	146,3	7,42	166,4	11,3	100,81	22,16	2,05	34,6	15,3	4,79	
IPE (suite)	IPE 200	1943,2	194,3	8,26	220,6	14,0	142,31	28,46	2,24	44,6	18,0	6,98	
(suite)	IPE 220	2771,8	252,0	9,11	285,4	15,9	204,81	37,24	2,48	58,1	21,3	9,07	
	IPE 240	3891,6	324,3	9,97	366,6	19,1	283,58	47,26	2,69	73,9	24,8	12,88	
	IPE 270	5789,8	428,9	11,23	484,0	22,1	419,77	62,19	3,02	97,0	29,0	15,94	
	IPE 300	8356,1	557,1	12,46	628,4	25,7	603,62	80,48	3,35	125,2	33,7	20,12	
	IPE 330	11766,9	713,1	13,71	804,3	30,8	788,00	98,50	3,55	153,7	38,7	28,15	
	IPE 360	16265,6	903,6	14,95	1019,1	35,1	1043,20	122,73	3,79	191,1	45,3	37,32	
	IPE 400	23128,4	1156,4	16,55	1307,1	42,7	1317,58	146,40	3,95	229,0	51,1	51,08	
	IPE 450	33742,9	1499,7	18,48	1701,8	50,8	1675,35	176,35	4,12	276,4	58,3	66,87	
	IPE 500	48198,5	1927,9	20,43	2194,1	59,9	2140,90	214,09	4,30	335,9	67,2	89,29	
	IPE 550	67116,5	2440,6	22,35	2787,0	72,3	2666,49	253,95	4,45	400,5	76,1	123,24	
	IPE 600	92083,5	3069,4	24,30	3512,4	83,8	3385,78	307,80	4,66	485,6	87,9	165,42	

Poutrelles Les nuances de base utilisées en construction métallique sont les aciers S 235, S 275 et S 355 MATIÈRE d'après la norme NF EN 10025. Masse Aire **Dimensions** par de la mètre section h b a е h₁ P A P h b $t_{\rm f}$ d A cm² mm mm mm mm mm kg/m mm **HEA 100** 100 12 56 96 5,0 8 16,7 21,2 **HEA 120** 114 120 5,0 8 12 74 19,9 25,3 **HEA 140** 133 140 5,5 12 24,7 31,4 **HEA 160** 152 160 6,0 9 15 104 30,4 38,8 **HEA 180** 171 180 6,0 9,5 15 122 35,5 45,3 **HEA 200** 190 200 6,5 10 18 134 42,3 53,8 18 152 HEA 220 210 220 7,0 11 50,5 64,3 21 240 7,5 12 164 76,8 HEA 240 230 60,3 250 260 7,5 12,5 24 177 68,2 86,8 **HEA 260** HEA 24 **HEA 280** 270 280 8,0 13 196 76,4 97,3 **HEA 300** 290 300 8,5 14 27 208 88,3 112,5 **HEA 320** 310 300 9,0 15,5 27 225 97,6 124,4 300 16,5 27 243 **HEA 340** 330 9,5 104,8 133,5 **HEA 360** 350 300 10,0 17,5 27 261 112,1 142,8 **HEA 400** 390 300 11,0 19 27 298 124,8 159,0 HEA 450 440 300 11,5 21 27 344 139,8 178,0 12,0 HEA 500 490 300 23 27 390 155,1 197,5 **HEA 550** 540 300 12,5 24 27 438 166,2 211,8 300 13,0 25 27 486 177,8 **HEA 600** 590 226,5 300 13,5 26 27 534 189,7 **HEA 650** 640 241,6 690 300 14,5 27 27 582 204,5 260,5 HEA 700 300 **HEA 800** 790 15,0 28 30 674 224,4 285,8 890 300 16 30 30 770 251,6 320,5 **HEA 900 HEA 1000** 990 300 16,5 31 30 868 272,3 346,8

NORMES DE RÉFÉRENCE	Dimensions : NF A 45-201 Tolérances : NF EN 10034														
	b z		Caractéristiques de calcul												
	y - h - t _w - d -	-y I _x	I _x /v _x	i _x	-	-	I _y	I _y /v _y	i _y	-	-	J			
		I _y	W _{el.y}	l _y	W _{pl.y}	A _{vz}	I ₂	W _{el.z}	iz	W _{pl.z}	A _{vy}	I _t			
	ti ż	cm ⁴	cm ³	cm	cm ³	cm ²	cm ⁴	cm ³	cm	cm ³	cm ²	cm ⁴			
	HEA 100	349,2	72,8	4,06	83,0	7,6	133,8	26,8	2,51	41,1	16,9	5,24			
	HEA 120	606,2	106,3	4,89	119,5	8,5	230,9	38,5	3,02	58,9	20,1	5,99			
	HEA 140	1033,1	155,4	5,73	173,5	10,1	389,3	55,6	3,52	84,8	24,8	8,13			
	HEA 160	1673,0	220,1	6,57	245,1	13,2	615,5	76,9	3,98	117,6	30,1	12,19			
	HEA 180	2510,3	293,6	7,45	324,9	14,5	924,6	102,7	4,52	156,5	35,5	14,80			
	HEA 200	3692,2	388,6	8,28	429,5	18,1	1335,6	133,6	4,98	203,8	41,6	20,98			
	HEA 220	5409,7	515,2	9,17	568,5	20,7	1954,5	177,7	5,51	270,6	50,2	28,46			
	HEA 240	7763,2	675,1	10,05	744,6	25,2	2768,9	230,7	6,00	351,7	59,7	41,55			
HEA	HEA 260	10455,0	836,4	10,97	919,8	28,8	3668,2	282,2	6,50	430,2	67,4	52,37			
(suite)	HEA 280	13673,3	1012,8	11,86	1112,2	31,7	4763,0	340,2	7,00	518,1	75,4	62,10			
	HEA 300	18263,5	1259,63	12,74	1383,3	37,3	6310,5	420,7	7,49	641,2	87,0	85,17			
	HEA 320	22928,6	1479,3	13,58	1628,1	41,1	6985,8	465,7	7,49	709,7	96,2	107,97			
	HEA 340	27693,1	1678,4	14,40	1850,5	45,0	7436,3	495,8	7,46	755,9	102,5	127,20			
	HEA 360	33089,8	1890,8	15,22	2088,5	49,0	7886,8	525,8	7,43	802,3	108,7	148,82			
	HEA 400	45069,4	2311,3	16,84	2561,8	57,3	8563,1	570,9	7,34	872,9	118,2	189,04			
	HEA 450	63721,6	2896,4	18,92	3215,9	65,8	9464,2	630,9	7,29	965,5	130,4	243,76			
	HEA 500	86974,8	3550,0	20,98	3948,9	74,7	10365,6	691,0	7,24	1058,5	142,7	309,27			
	HEA 550	111932,2	4145,6	22,99	4621,8	83,7	10817,2	721,1	7,15	1106,9	148,9	351,54			
	HEA 600	141208,1	4786,7	24,97	5350,4	93,2	11269,1	751,3	7,05	1155,7	155,2	397,81			
	HEA 650	175178,2	5474,3	26,93	6136,3	103,2	11721,3	781,4	6,96	1204,8	161,5	448,30			
	HEA 700	215301,4	6240,6	28,75	7031,8	117,0	12175,5	811,7	6,84	1256,7	168,0	513,89			
	HEA 800	303442,6	7682,1	32,58	8699,5	138,8	12634,7	842,3	6,65	1312,3	174,8	596,87			
	HEA 900	422075,0	9484,8	36,29	10811,0	163,3	13542,4	902,8	6,50	1414,5	187,4	736,77			
	HEA 1000	553846,2	11188,8	39,96	12824,4	184,6	13998,9	933,3	6,35	1469,7	193,7	822,41			

7.4 LAMINÉES MARCHANDS USUELS

d'après doc. OTUA

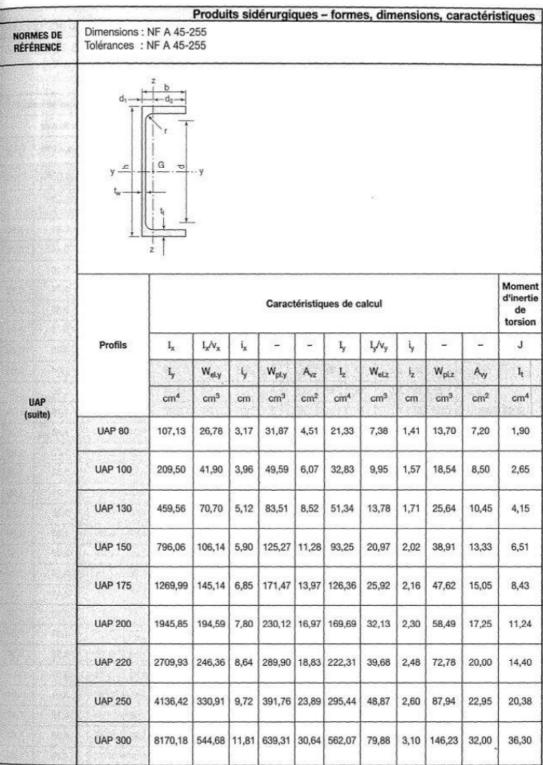
MATIÈRE

Les nuances de base utilisées en construction métallique sont les aciers S 235, S 275, et S 355 d'après la norme NF EN 10025.

			Di	mensio	ine		Masse	Aire de la	C	aractéris	stiques de ca	lcul		
	L 20 x 20 x 3 L 25 x 25 x 3 L 25 x 25 x 4 L 25 x 25 x 5 L 30 x 30 x 3,5 L 30 x 30 x 4 L 30 x 30 x 5 L 35 x 35 x 3,5 L 35 x 35 x 5 L 40 x 40 x 3 L 40 x 40 x 4 L 40 x 40 x 5		Di	mensic	ms		mètre	section	Axe yy = Axe zz					
	a t	а	a	е	r	r ₁	Р	A	d	I _x = I _y	$I_x/d_x = I_y/d_y$	i _x = i _y		
		a	a	t	r	r ₁	Р	Α	d	$I_y = I_z$	W _{el.y} = W _{el.z}	$i_y=i_z$		
	a i	mm	mm	mm	mm	mm	kg/m	cm ²	cm	cm ⁴	cm ³	cm		
	L 20 x 20 x 3	20	20	3	4	2	0,88	1,13	0,60	0,39	0,28	0,59		
	L 25 x 25 x 3	25	25	3	4	2	1,12	1,43	0,72	0,80	0,45	0,75		
	L 25 x 25 x 4	25	25	4	4	2	1,46	1,86	0,76	1,01	0,58	0,74		
ale rate	L 25 x 25 x 5	25	25	5	5	2,5	1,79	2,28	0,79	1,19	0,70	0,72		
	L 30 x 30 x 3	30	30	3	5	2,5	1,36	1,74	0,84	1,40	0,65	0,90		
	L 30 x 30 x 3,5	30	30	3,5	5	2,5	1,57	2,00	0,86	1,61	0,75	0,90		
	L 30 x 30 x 4	30	30	4	5	2,5	1,78	2,27	0,88	1,80	0,85	0,89		
	L30 x 30 x 5	30	30	5	5	2,5	2,18	2,78	0,92	2,16	1,04	0,88		
	L 35 x 35 x 3,5	35	35	3,5	4	2	1,84	2,34	0,99	2,66	1,06	1,06		
CORNIÈRES	L35 x 35 x 4	35	35	4	5	2,5	2,09	2,67	1,00	2,95	1,18	1,05		
À AILES ÉGALES	L 35 x 35 x 5	35	35	5	5	2,5	2,57	3,28	1,04	3,56	1,45	1,04		
	L 40 x 40 x 3	40	40	3	5	2,5	1,83	2,34	1,08	3,49	1,20	1,22		
	L 40 x 40 x 4	40	40	4	6	3	2,42	3,08	1,12	4,47	1,55	1,21		
	L 40 x 40 x 5	40	40	5	6	3	2,97	3,79	1,16	5,43	1,91	1,20		
	L40 x 40 x 6	40	40	6	6	3	3,52	4,48	1,20	6,31	2,26	1,19		
	L 45 x 45 x 3	45	45	3	5	2,5	2,07	2,64	1,21	5,05	1,53	1,38		
	L 45 x 45 x 4	45	45	4	5	2,5	2,72	3,47	1,25	6,55	2,02	1,37		
	L 45 x 45 x 4,5	45	45	4,5	7	3,5	3,06	3,90	1,26	7,15	2,20	1,35		
	L 45 x 45 x 5	45	45	5	7	3,5	3,38	4,30	1,28	7,84	2,43	1,35		
	L 45 x 45 x 6	45	45	6	7	3,5	4,00	5,09	1,32	9,16	2,88	1,34		
	L 50 x 50 x 3	50	50	3	5	2,5	2,31	2,94	1,33	7,01	1,91	1,54		
	L 50 x 50 x 4	50	50	4	5	2,5	3,04	3,87	1,38	9,12	2,52	1,54		
	L 50 x 50 x 5	50	50	5	7	3,5	3,77	4,80	1,40	10,96	3,05	1,51		
	L 50 x 50 x 6	50	50	6	7	3,5	4,47	5,69	1,45	12,84	3,61	1,50		
	L 50 x 50 x 7	50	50	7	7	3,5	5,15	6,56	1,49	14,61	4,16	1,49		
	L 50 x 50 x 8	50	50	8	7	3,5	5,82	7,41	1,52	16,28	4,68	1,48		
	L 55 x 55 x 6	55	55	6	7	3.5	4,94	6,29	1,57	17,40	4,43	1,66		

MATIÈRE	Les nuances de d'après la norme				onstru	ction r	métalliqu	ie sont le	es acie	ers S 23	5, S 275, et	S 355		
		T					Masse	Aire	С	aractéris	stiques de ca	lcul		
	TTC"		Di	mensio	ns		par mètre	de la section						
	la t	a	а	е	r	r ₁	Р	А	d	I _x = I _y	$I_x/d_x = I_y/d_y$	i _x = i		
		a	а	t	r	rı	Р	Α	d	$I_y = I_z$	W _{el.y} = W _{el.z}	i _y = i		
	a 1	mm	mm	mm	mm	mm	kg/m	cm ²	cm	cm ⁴	cm ³	cm		
4 6	L 60 x 60 x 4	60	60	4	5	2,5	3,66	4,67	1,63	16,11	3,68	1,86		
	L60 x 60 x 5	60	60	5	6	3	4,54	5,79	1,66	19,61	4,52	1,8		
	L 60 x 60 x 6	60	60	6	8	4	5,42	6,91	1,69	22,79	5,29	1,82		
	L 60 x 60 x 7	60	60	7	8	4	6,26	7,98	1,73	26,05	6,10	1,8		
	L60 x 60 x 8	60	60	8	8	4	7,09	9,03	1,77	29,15	6,89	1,80		
	Lx60 x 10	60	60	10	12	6	8,76	11,15	1,83	34,26	8,21	1,7		
	L 65 x 65 x 5	65	65	5	7	3,5	4,95	6,30	1,78	25,07	5,31	1,99		
	L 65 x 65 x 6	65	65	6	8	4	5,89	7,51	1,81	29,36	6,26	1,9		
	L 65 x 65 x 7	65	65	7	8	4	6,81	8,68	1,85	33,60	7,23	1,9		
	L 65 x 65 x8	65	65	8	8	4	7,72	9,83	1,89	37,66	8,18	1,9		
434	L 65 x 65 x 9	65	65	9	9	4,5	8,62	10,98	1,93	41,37	9,05	1,9		
ORNIÈRES	L70 x 70 x 5	70	70	5	6	3	5,33	6,79	1,91	31,76	6,24	2,1		
À AILES ÉGALES	L70 x 70 x 6	70	70	6	9	4,5	6,38	8,13	1,93	36,88	7,27	2,13		
(suite)	L70 x 70 x 7	70	70	7	9	4,5	7,38	9,40	1,97	42,30	8,41	2,1		
	L 70 x 70 x9	70	70	9	9	4,5	9,32	11,88	2,05	52,47	10,60	2,1		
	L 75 x 75 x 5	75	75	5	6	3	5,72	7,29	2,04	39,37	7,20	2,3		
	L75 x 75 x 6	75	75	6	9	4,5	6,85	8,73	2,05	45,83	8,41	2,2		
	L75 x 75 x 7	75	75	7	9	4,5	7,93	10,10	2,10	52,61	9,74	2,2		
	L75 x 75 x 8	75	75	8	9	4,5	8,99	11,45	2,14	59,13	11,03	2,2		
	L 75 x 75 x 10	75	75	10	10	5	11,07	14,11	2,21	71,17	13,46	2,2		
	L 80 x 80 x 5	80	80	5	6	3	6,11	7,79	2,16	48,11	8,24	2,4		
	L 80 x 80 x 5,5	80	80	5,5	10	5	6,75	8,60	2,14	51,52	8,80	2,4		
	L80 x 80 x 6	80	80	6	10	5	7,34	9,35	2,17	55,82	9,57	2,4		
	L 80 x 80 x 6,5	80	80	6,5	10	5	7,92	10,08	2,19	60,04	10,34	2,4		
	L80 x 80 x 8	80	80	8	10	5	9,63	12,27	2,26	72,25	12,58	2,4		
10 APA	L 80 x 80 x 10	80	80	10	10	5	11,86	15,11	2,34	87,50	15,45	2,4		
	L90 x 90 x 6	90	90	6	11	5,5	8,30	10,57	2,41	80,31	12,18	2,7		
	L 90 x 90 x 7	90	90	7	11	5,5	9,61	12,24	2,45	92,55	14,13	2,7		
	L 90 x 90 x 8	90	90	8	11	5,5	10,90	13,89	2,50	104,38	16,05	2,7		
	L 90 x 90 x 9	90	90	9	11	5,5	12,18	15,52	2,54	115,83	17,93	2,73		
	L 90 x 90 x 10	90	90	10	11	5,5	13,45	17,13	2,58	126,91	19,77	2,7		
	L 90 x 90 x 11	90	90	11	11	5,5	14,70	18,72	2,62	137,64	21,57	2,7		
	L 90 x 90 x 12	90	90	12	11	5,5	15,93	20,29	2,66	148,03	23,34	2,70		

MATIÈRE	Les nuances de d'après la norm			n const	ruction	métalliq	ue sont	les acier	s S 235,	S 275 e	et S 355
	d ₃ → 1	B - d ₂	у				2				
				Dim	ensions	Masse par mètre	Aire de la section	Position du centre de gravité			
	Profils	h	b	a	е	r	h ₁	Р	Α	d ₁	$d_2 = v_1$
		h	b	t _w	t	r	d	Р	Α	d ₁	d ₂ = v
		mm	mm	mm	mm	mm	mm	kg/m	cm ²	cm	cm
UAP	UAP 80	80	45	5,0	8,0	8,0	48	8,38	10,67	1,61	2,89
	UAP 100	100	50	5,5	8,5	8,5	66	10,50	13,38	1,70	3,30
	UAP 130	130	55	6,0	9,5	9,5	92	13,74	17,50	1,77	3,73
	UAP 150	150	65	7,0	10,3	10,3	109	17,93	22,84	2,05	4,45
	UAP 175	175	70	7,5	10,8	10,8	132	21,24	27,06	2,12	4,88
	UAP 200	200	75	8,0	11,5	11,5	154	25,10	31,98	2,22	5,28
	UAP 220	220	80	8,0	12,5	12,5	170	28,47	36,27	2,40	5,60
	UAP 250	250	85	9,0	13,5	13,5	196	34,38	43,80	2,45	6,05
							10000				



Poutrelles Les nuances de base utilisées en construction métallique sont les aciers S 235, S 275 et S 355 MATIÈRE d'après la norme NF EN 10025. Inclinaison des ailes : h ≤ 300:8 % h > 300:5 % b/2 Position Masse Aire Dimensions de la du centre par de gravité mètre section h b A h₁ a е r r1 $d_2 = v_y$ **Profils** P h b t_w tf T 14 d A d_1 $d_2 = v_2$ mm kg/m cm² cm mm mm mm mm mm mm UPN **UPN 80** 80 45 6,0 8,0 8,0 4,00 8,7 11,0 1,45 3,05 **UPN 100** 100 50 6,0 8,5 4,50 64 10,6 13,5 3,45 8,5 1,55 1,61 **UPN 120** 120 55 7,0 9,0 4,50 13,3 17,0 3,89 9,0 82 **UPN 140** 140 60 7,0 10,0 10,0 5,00 98 16,0 20,4 1,76 4,24 160 **UPN 160** 10,5 65 7,5 10,5 5,50 116 18,9 24,0 1,84 4,66 11,0 **UPN 180** 180 70 8,0 11,0 6,00 133 21,9 27,9 1,92 5,08 **UPN 200** 200 75 8,5 11,5 6,50 151 25,2 32,2 2,01 5,49 11,5 UPN 220 12,5 6,50 167 29,4 220 80 9,0 12,5 37,4 2,14 5,86 **UPN 240** 240 85 9,5 13,0 13,0 7,00 185 33,2 42,3 2,23 6,27 UPN 260 90 7,50 37,9 48,3 260 10,0 14,0 14,0 201 2,36 6,64 6,97 **UPN 280** 280 95 10,0 15,0 8,00 216 41,9 2,53 15,0 53,4 UPN 300 300 100 10,0 16,0 16,0 8,00 231 46,1 58,8 2,70 7,30

Produits sidérurgiques - formes, dimensions, caractéristiques Dimensions: NF A 45-202 NORMES DE RÉFÉRENCE Tolérances : NF A 45-210 Inclinaison des ailes : h ≤ 300:8 % h > 300:5 % Moment d'inertie Caractéristiques de calcul de torsion **Profils** Ix/Vx I_y/v_y I_x I_y \mathbf{W}_{eLy} W_{pLy} Welz $W_{pl,z}$ Ly iy Avz Iz iz I_t cm^3 cm² cm³ cm³ cm⁴ cm⁴ cm³ cm4 cm cm UPN (suite) **UPN 80** 106 26,5 3,1 31,8 5,10 19,4 6,4 1,33 12,1 2,16 **UPN 100** 206 41,2 3,9 49,0 6,46 8,5 1,47 16,2 2,81 **UPN 120** 364 60,7 4,6 72,6 8,80 43,2 11,1 1,59 21,2 4,15 103,0 10,41 **UPN 140** 605 86,4 5,5 62,7 14,8 1,75 28,3 5,68 **UPN 160** 12,60 925 116,0 6,2 138,0 85,3 18,3 1,89 35,2 7,39 179,0 **UPN 180** 1350 150,0 7,0 15,09 114,0 22,4 2,02 42,9 9,55 **UPN 200** 1910 191,0 7,7 228,0 17,71 148,0 27,0 2,14 51,8 11,90 **UPN 220** 2690 245,0 8,5 292,0 20,62 197,0 33,6 2,30 64,1 16,00 39,6 **UPN 240** 3600 300,0 358,0 23,71 248,0 2,42 75,7 19,70 9,2 **UPN 260** 4820 371,0 10,0 442,0 27,12 317,0 2,56 25,50 47,7 91,6 **UPN 280** 6280 448,0 10,9 532,0 29,28 399,0 57,2 2,74 109,0 31,00 **UPN 300** 8030 2,90 37,40 535,0 11,7 632,0 31,77 495,0 67,8 130,0

MATIÈRE	Les nuances de bas d'après la norme NF		n constru	iction mé	tallique so	nt les ac	iers S 23	5, S 275	et S 355				
	b		Dimensions										
	\ \ \ \ \ \ \ \ \ \ \ \ \ \ \ \ \ \ \	h	b	a	е	r	h ₁	Р	А				
		h	b	t _w	t _t	r	d	Р	Α				
	t _r ż	mm	mm	mm	mm	mm	mm	kg/m	cm ²				
	HEB 100	100	100	6,0	10	12	56	20,4	26,0				
	HEB 120	120	120	6,5	11	12	74	26,7	34,0				
	HEB 140	140	140	7,0	12	12	92	33,7	43,0				
	HEB 160	160	160	8,0	13	15	104	42,6	54,3				
	HEB 180	180	180	8,5	14	15	122	51,2	65,3				
	HEB 200	200	200	9,0	15	18	134	61,3	78,1				
	HEB 220	220	220	9,5	16	18	152	71,5	91,0				
	HEB 240	240	240	10,0	17	21	164	83,2	106,0				
HEB	HEB 260	260	260	10,0	17,5	24	177	93,0	118,4				
	HEB 280	280	280	10,5	18	24	196	103,1	131,4				
	HEB 300	300	300	11,0	19	27	208	117,0	149,1				
	HEB 320	320	300	11,5	20,5	27	225	126,7	161,3				
	HEB 340	340	300	12,0	21,5	27	243	134,2	170,9				
	HEB 360	360	300	12,5	22,5	27	261	141,8	180,6				
	HEB 400	400	300	13,5	24	27	298	155,3	197,8				
	HEB 450	450	300	14,0	26	27	344	171,1	218,0				
	HEB 500	500	300	14,5	28	27	390	187,3	238,6				
	HEB 550	550	300	15,0	29	27	438	199,4	254,1				
	HEB 600	600	300	15,5	30	27	486	211,9	270,0				
	HEB 650	650	300	16,0	31	27	534	224,8	286,3				
	HEB 700	700	300	17,0	32	27	582	240,5	306,4				
	HEB 800	800	300	17,5	33	30	674	262,3	334,2				
	HEB 900	900	300	18,5	35	30	770	291,5	371,3				
	HEB 1000	1000	300	19,0	36	30	868	314,0	400,0				

NORMES DE RÉFÉRENCE	Dimensions: NF A 45-201 Tolérances: NF EN 10034													
	b z		Caractéristiques de calcul											
	y - h	I _x	I _x /v _x	i _x	-	-	Ly	I _y /v _y	i,	-	-	J		
		I _y	W _{el.y}	l _y	W _{pl.y}	A _{vz}	Iz	W _{el.z}	l _z	W _{pl.z}	A _{vy}	I _t		
	t _i ż	cm ⁴	cm ³	cm	cm ³	cm ²	cm ⁴	cm ³	cm	cm ³	cm ²	cm ⁴		
	HEB 100	449,5	89,9	4,16	104,2	9,0	167,2	33,4	2,53	51,4	21.1	9,25		
	HEB 120	864,4	144,1	5,04	165,2	11,0	317,4	52,9	3,06	81,0	27,6	13,84		
	HEB 140	1509,2	215,6	5,93	245,4	13,1	549,5	78,5	3,58	119,8	34,9	20,06		
	HEB 160	2492,0	311,5	6,78	354,0	17,6	889,0	111,1	4,05	170,0	43,4	31,24		
	HEB 180	3831,1	425,7	7,66	481,4	20,2	1362,5	151,4	4,57	231,0	52,4	42,16		
	HEB 200	5696,2	569,6	8,54	642,5	24,8	2002,9	200,3	5,06	305,8	62,4	59,28		
	HEB 220	8091,0	735,5	9,43	827,0	27,9	2842,7	258,4	5,59	393,9	73,0	76,57		
	HEB 240	11259,3	938,3	10,31	1053,1	33,2	3921,9	326,8	6,08	498,4	84,7	102,69		
HEB	HEB 260	14919,4	1147,6	11,22	1282,9	37,6	5134,0	394,9	6,58	602,2	94,4	123,78		
(suite)	HEB 280	19270,3	1376,4	12,11	1534,4	41,1	6593,7	471,0	7,08	717,6	104,4	143,72		
	HEB 300	25165,7	1677,7	12,99	1868,7	47,4	8562,1	570,8	7,58	870,1	118,2	185,05		
	HEB 320	30823,5	1926,5	13,82	2149,2	51,8	9237,7	615,8	7,57	939,1	127,4	225,07		
	HEB 340	36656,4	2156,3	14,65	2408,1	56,1	9688,5	645,9	7,53	985,7	133,7	257,20		
	HEB 360	43193,5	2399,6	15,46	2683,0	60,6	10139,4	676,0	7,49	1032,5	139,9	292,45		
	HEB 400	57680,5	2884,0	17,08	3231,7	70,0	10816,5	721,1	7,40	1104,0	149,5	355,75		
	HEB 450	79887,6	3550,6	19,14	3982,4	79,7	11718,4	781,2	7,33	1197,7	161,7	440,48		
	HEB 500	107175,8	4287,0	21,19	4814,6	89,8	12620,6	814,4	7,27	1291,6	174,0	538,44		
	HEB 550	136690,9	4970,6	23,20	5590,6	100,1	13073,2	871,5	7,17	1341.1	180,3	600,33		
	HEB 600	171041,1	5701,4	25,17	6425,1	110,8	13526,1	901,7	7,08	1391,1	186,6	667,18		
	HEB 650	210616,1	6480,5	27,12	7319,9	122,0	13979,4	932,0	6,99	1441,4	192,9	739,20		
	HEB 700	256888,4	7339,7	28,96	8327,1	137,1	14435,4	962,4	6,86	1495,0	199,5	830,94		
	HEB 800	359083,6	8977,1	32,78	10228,7	161,8	14896,9	993,1	6,68	1553,1	206,3	946,02		
	HEB 900	494064,7	10979,2	36,48	12584,1	188,8	15808,0	1053,9	6,53	1658,3	219,0	1137,47		
	HEB 1000	644748,3	12895,0	40,15	14855,1	212,5	16267,3	1084,5	6,38	1716,3	225,3	1254,42		

