

Calcul de vérification au flambage (compression pure)

Bilan des données: Cas de figure **B**

$l = 2100$ mm (cf "Flexion")
 $F = 0$ N (cf "Flexion")
 $E = 210000$ N/mm²
 $Re = 235$ Rec = 298
 $s = 1.5$ 2 3 (sc=2's et 3min)
 Rpc (ici=Rec/s) = 99 3 (sc=2's et 3min)
 (Section en cours : Rectangle 60ep2 x 60ep2)
 Section S = 452,0 mm²
 $I_0 = 249874$ mm⁴

Élancement, avec
 Longueur de flambement L = 4200
 et p rayon de giration = 23,51
 $\lambda = \frac{L}{\rho} = 178,63$ (Euler seulement si >210)
 et élancement critique $\lambda_c = 115,02$

Poutres courtes $\lambda < 20$	Poutres moyennes $20 < \lambda < 100$	Poutres élancées $\lambda > 100$
Formule simple: $F_{adm} = R_{pe} \cdot S$	Formule expérimentale de Rankine: $F_{adm} = \frac{R_{pe} \cdot S}{1 + (\lambda/\lambda_c)^2}$	Formule d'Euler: $F_{adm} = \frac{R_{pe} \cdot S}{\lambda^2 (\frac{A}{I_0})}$

F (=0) < Fadm = 9307 ? Condition vérifiée (0%)

(Mais)

CM66 ($\lambda < 210$): vérifier $k \cdot \sigma < R_{pe}$, avec $k = 0,5 + 0,65 \frac{\sigma_c}{\sigma_k}$
 , avec $ok = F_c / S$ et F_c (charge critique d'Euler) = $\frac{\pi^2 \cdot E \cdot I_0}{L^2} = 29359$ N
 , et ok (N/mm²) = 65
 $\Rightarrow k = 4,9761$

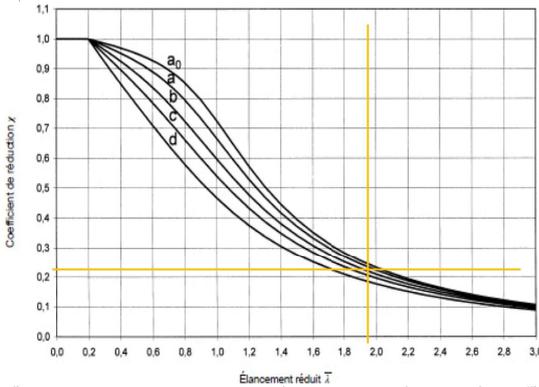
k * σ(=0) = 0 < Rpe (=157) ? Condition vérifiée (0%)

Ou

Selon EC3: si $20 < \lambda < 210$ VRAI, alors élancement réduit (Euler seul sinon):
 $\bar{\lambda} = \frac{\lambda}{\pi} \sqrt{\frac{A}{I_0} \times \frac{F_c}{E}} = 1,9021$ (> 0,2, X=1 sinon)

avec X', le coefficient de réduction selon graph ci-dessous: **0,25**
 $N \leq \chi \times \beta_A \times A \times \frac{f_y}{\gamma_{M1}}$

F (=0) < N = 24140 ? Condition vérifiée (0%)



Sections en I laminées		h/b > 1,2	h/b > 1,2	h/b > 1,2	Sections en I et pelées
	t_f		$t_f \leq 40$ mm	y-y	
		$40 \text{ mm} < t_f \leq 100$	z-z	b	
	t_f	$h/b \leq 1,2$	y-y	b	
			z-z	c	
		$t_f \leq 100$ mm	y-y	b	
		z-z	c		
$t_f > 100$ mm	y-y	d			
	z-z	d			
Sections en I soudées	t_f	$t_f \leq 40$ mm	y-y	b	
			z-z	c	
$t_f > 40$ mm	y-y	c			
	z-z	d			
Sections creuses		Finies à chaud	Quelconque	a	
		Formées à froid	Quelconque	c	
Sections en L			Quelconque	b	

(tableau valable pour les matériaux S235, S275, S355 et S420, issu du tableau 6.2 de l'Eurocode NF EN 1993-1-1 de octobre 2005)

Cas de figure	Valeurs de L
Cas A	
En A et B Liaisons pivots	 L = 2100 mm l'élancement $\lambda = \frac{L}{\rho} = 89,31$ Fadm = 28 009 N
Cas B	
En A Liaison Encastrement En B Extrémité libre	 L = 4200 mm donc l'élancement $\lambda = \frac{L}{\rho} = 178,63$ Fadm = 9 307 N
Cas C	
En A et B Liaison Encastrement	 L = 1050 mm donc l'élancement $\lambda = \frac{L}{\rho} = 44,86$ Fadm = 39 016 N
Cas D	
En A Liaison Encastrement En B Liaison pivot	 L = 1470 mm donc l'élancement $\lambda = \frac{L}{\rho} = 62,52$ Fadm = 34 657 N

Courtes: Fadm = 44 897
 Moyennes: Fadm = 28 009
 Longues: Fadm = 37 230

Courtes: Fadm = 44 897
 Moyennes: Fadm = 13 159
 Longues: Fadm = 9 307

Courtes: Fadm = 44 897
 Moyennes: Fadm = 39 016
 Longues: Fadm = 148 920

Courtes: Fadm = 44 897
 Moyennes: Fadm = 34 657
 Longues: Fadm = 75 979

L'inéquation à vérifier s'écrit: $N \leq \chi \times \beta_A \times A \times \frac{f_y}{\gamma_{M1}}$ selon §6.3.1.1 (6.47) et (6.48) NF EN 1993-1-1 de octobre 2005

N	effort normal de compression	-
χ	coefficient de réduction	donné par abaque en fonction de la courbe de flambement et de l'élancement réduit $\bar{\lambda}$
β _A	coefficient des sections transversales	β _A = 1 pour les sections de classes 1 à 3 β _A = A _{eff} /A pour les sections de classe 4 (A _{eff} = aire efficace)
A	section brute (section calculée avec les dimensions nominales sans déduction des trous éventuels)	cf caractéristiques de la section étudiée
f _y	limite élastique	suivant matériau étudié
γ _{M1}	facteur partiel de sécurité en instabilité élastique	γ _{M1} = 1 selon §6.1 note 2B