

Section 6: Concentration de contraintes

Objectifs

- Identifier le facteur de concentration de contrainte statique (K_t)
 - Pour différentes géométries
 - Pour différents types de chargements
- Calculer la contrainte maximale à l'aide du facteur de concentration de contrainte

Référence

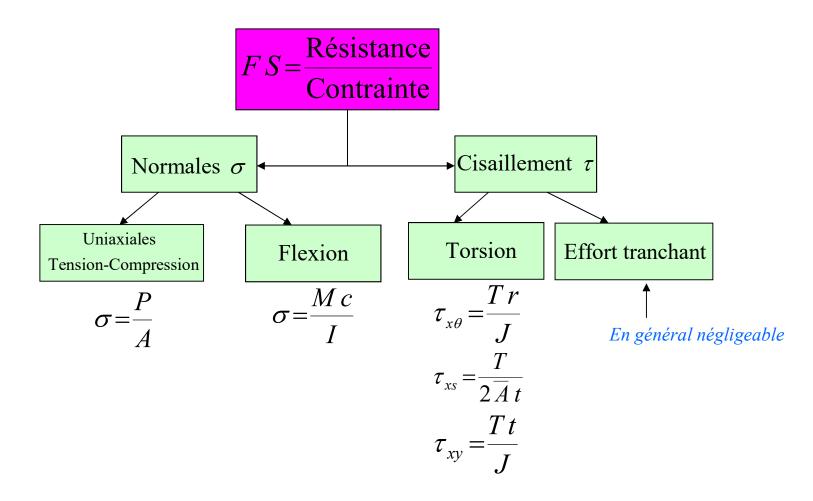
- Référence principale: Éléments de machines, Drouin et al, Éditions de l'École Polytechnique, chapitre 2
- Stress Concentration Factors, R. E. Peterson, John Wiley & Son
- Perterson's Stress Concentration Factors, W. D. Pilkey, John Wiley & Son, 1997





Évaluation de la résistance

Rappel du facteur de sécurité







Résumé



Exemples de section

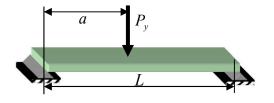
Axial → Toutes les sections constantes selon l'axe x

Pression → cyl. à paroi mince

Nouveaux en RDM II

Changements de section

→ Concentration de contrainte



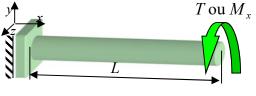
Flexion → section simple

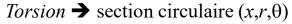


Section sans plan de symétrie

→ flexion gauche



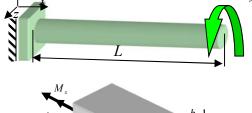












Torsion \rightarrow section fermée mince (x,s,n)



Révision partie 4

Torsion → section ouverte mince



Torsion → section combinée



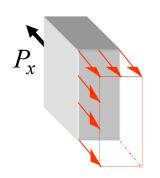




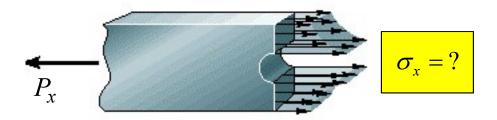
Concentration de contraintes

Introduction

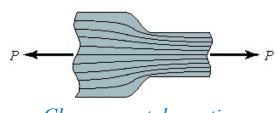
 Les formules précédentes de calcul des contraintes supposent une distribution uniforme ou linéaire des contraintes à travers la section



- En pratique, toutefois, les pièces possèdent des discontinuités et des changements de section.
- La distribution des contraintes n'est plus uniforme ou linéaire.



Barreau troué



Changement de section

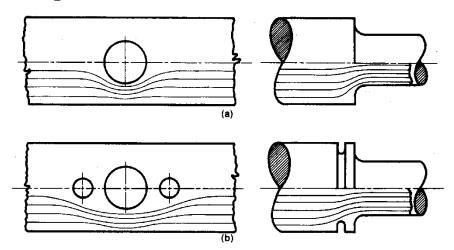




Concentration de contraintes

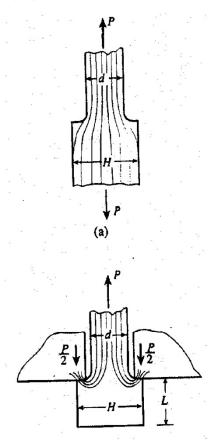
Introduction (suite)

Exemples de concentration de contraintes



Moyens de diminuer les concentrations de contraintes

- Des méthodes analytiques ou expérimentales permettent de déterminer la valeur maximale de la contrainte (σ_{max}) à un changement de section



Transmission de force sur un épaulement





Traction

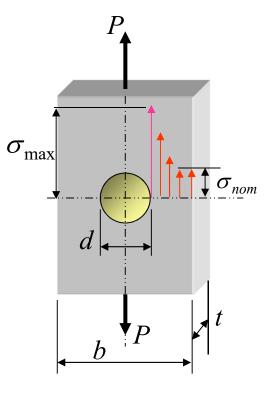
- À partir de cette valeur maximale de la contrainte σ_{\max} mesurée et de la valeur nominale σ_{nom} calculée, le facteur théorique de concentration de contrainte K_t σ_{\max} est défini comme

$$K_t = \frac{\sigma_{\text{max}}}{\sigma_{\text{nom}}} = \frac{\sigma}{\sigma_0}$$

- et σ_{nom} est calculé

$$\sigma_{\text{nom}} = \frac{P}{(b-d) \cdot t}$$

- En général, la façon de calculer σ_{nom} est définie dans les abaques de K_t .



$$\left[\sigma_{\max}\right]_{ici} \equiv \sigma_{\text{\'E de M}}$$

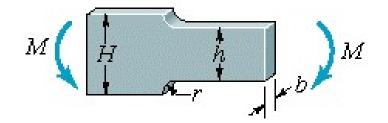




Flexion

- De la même façon, on peut connaître la valeur maximale σ_{max} au changement de section dans une pièce en flexion.
- À partir de la contrainte nominale σ_{nom} calculée, le facteur théorique de concentration de contrainte en flexion K_t est défini comme

$$K_{t} = \frac{\sigma_{\text{max}}}{\sigma_{\text{nom}}} = \frac{\sigma}{\sigma_{0}}$$



- Dans le cas d'une plaque rectangulaire, σ_{nom} se calcule

$$\sigma_{\text{nom}} = \frac{Mc}{I} = \frac{6M}{bh^2}$$





Torsion

- On peut également connaître la valeur maximale τ_{max} au changement de section dans une pièce en torsion.
- À partir de la contrainte de cisaillement nominale τ_{nom} calculée, le facteur théorique de concentration de contrainte en cisaillement K_{ts} est défini comme

- Dans le cas d'un barreau circulaire, τ_{nom} se calcule

$$\tau_{\text{nom}} = \frac{T r}{J} = \frac{T d/2}{\frac{\pi d^4}{32}} = \frac{16 T}{\pi d^3}$$



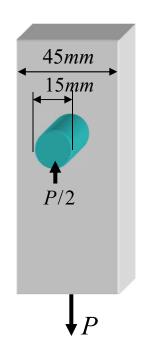


Exemple : Les figures C.1 à C.14 de l'annexe C du manuel Éléments de machines reproduisent les cas de chargement et de géométrie les plus courants dans les pièces de machine et les structures.

$$\frac{d}{w} = \frac{15}{45} = 0.33$$

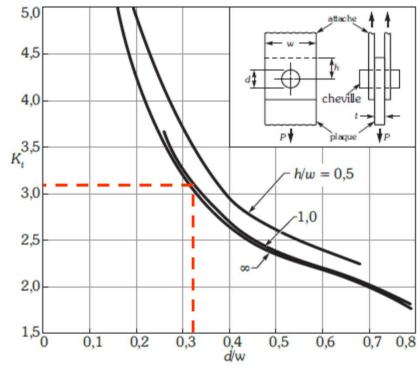
$$\frac{h}{w} > 1,0$$

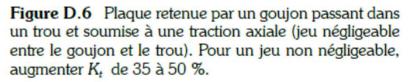
$$K_t \approx 3,2$$



Détail sur le calcul de la contrainte nominale





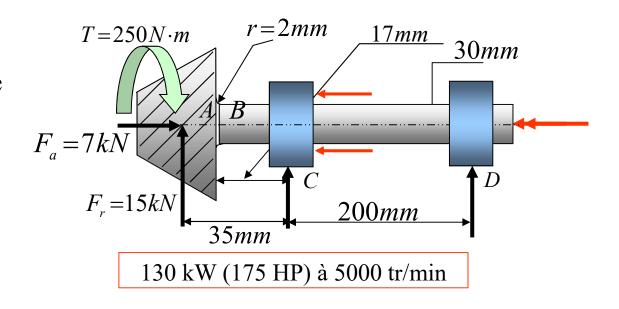


$$\sigma_{nom} = P/[(w-d) t]$$





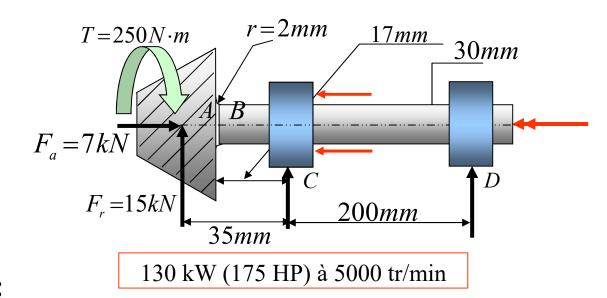
L'arbre porteur de la roue hypoïde du différentiel d'une automobile a les dimensions Suivantes et supporte les forces illustrées ci-contre.



L'arbre est fabriqué d'un acier G4340 pour lequel S_Y vaut 680 MPa Déterminer le facteur de sécurité







Méthode de solution :

- 1. Calculer les réactions
- 2. Calculer les efforts internes: flexion, compression, torsion
- 3. Évaluer K_t en B
- 4. Calculer les contraintes principales à la section critique, à l'endroit où le facteur de sécurité (FS) est minimum





Solution

1- Calcul des réactions

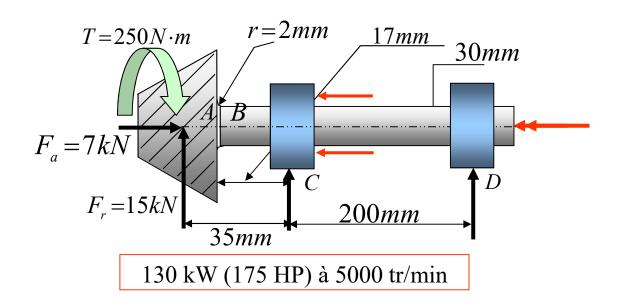
$$\sum F_x = 7 \ kN - F_C = 0$$
$$F_C = 7 \ kN$$

$$\sum_{X} M_{X} = 250 \ N.m - T_{D} = 0$$
$$T_{D} = 250 \ N.m$$

$$\sum M_{zC} = 200 R_D - 35 \cdot 15kN = 0$$
$$R_D = 2,63kN$$

$$\sum F_y = 2,63kN + 1,5kN + R_C = 0$$

$$R_C = -17,63kN$$



Compression axiale entre A et C

Flexion entre A et D

Torsion entre A et D



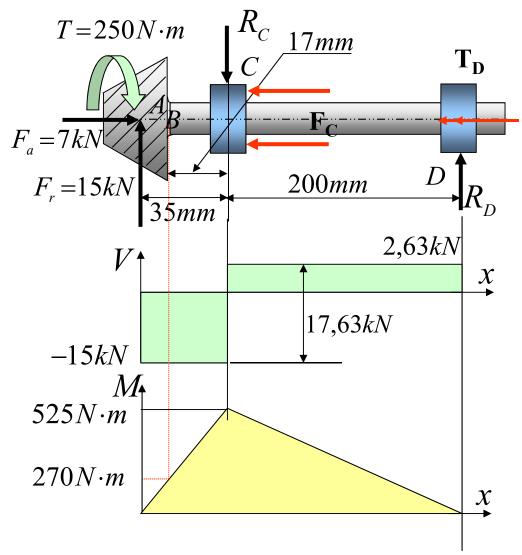


Solution

2- Calcul des efforts internes

$$R_{D} = 2,63kN$$

$$R_C = 17,63kN$$
 vers le bas







Solution

3- Calcul de K_{tf} en B (en flexion)

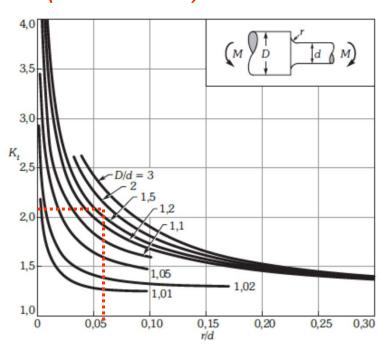
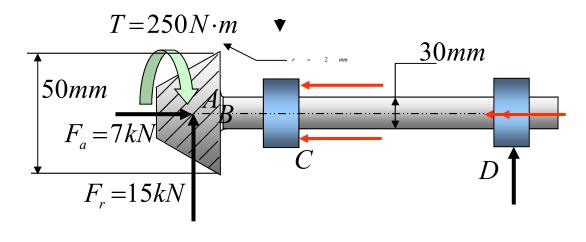


Figure D.10 Barreau cylindrique avec épaulement, soumis à une flexion.



$$r/d = 2/30 = 0.066$$

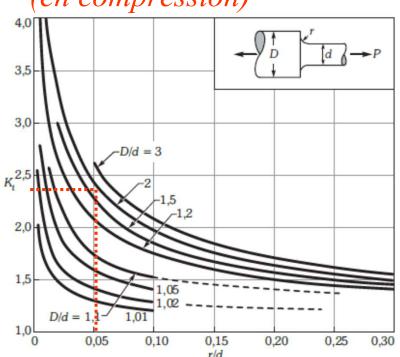
$$D/d = 50/30 = 1,67$$

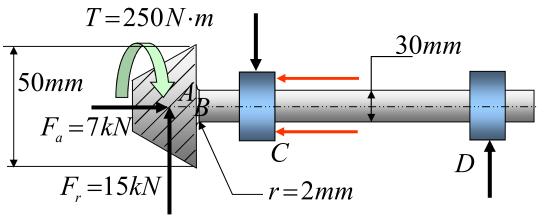
$$(K_{tf})_{B} \approx 1.9$$



3- Calcul de K_{tc} en B

(en compression)





$$r/d = 2/30 = 0.066$$

$$D/d = 50/30 = 1,67$$

$$(K_{tc})_{B} \approx 2,4$$

Figure D.5 Barreau cylindrique avec épaulement, soumis à une traction axiale.





Solution

3- Calcul de K_{ts} en B

(en torsion)

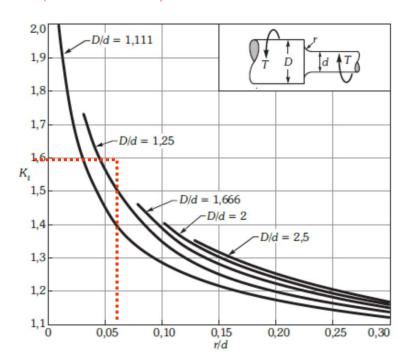
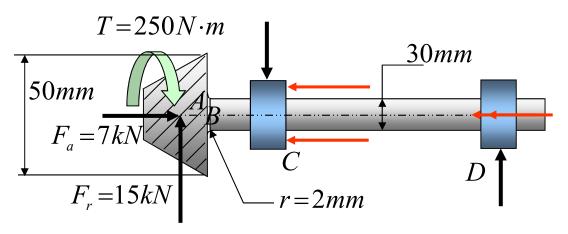


Figure D.12 Barreau cylindrique avec épaulement, soumis à une torsion.

$$\tau_{nom} = T(d/2)/(\pi d^4/32)$$





$$r/d = 2/30 = 0.066$$

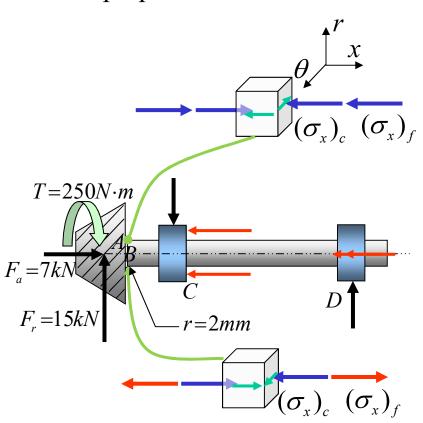
$$D/d = 50/30 = 1,67$$

$$(K_{ts})_{B} \approx 1.6$$



Solution

4- Superposition des contraintes et calcul de contraintes principales

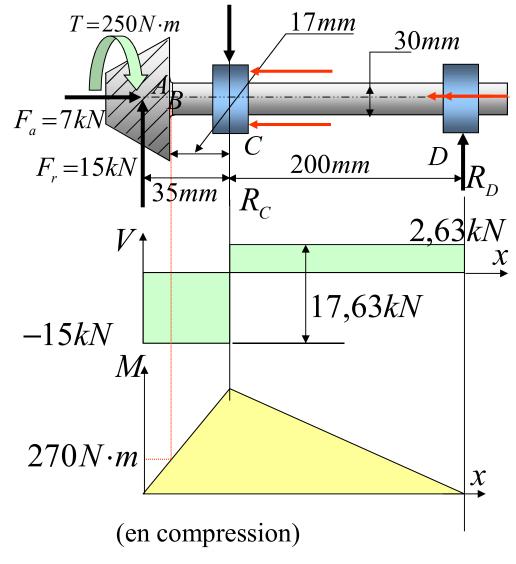


- Flexion entre A et D varie
- Compression axiale est constante entre A et C et nulle entre C et D
- Torsion est constante entre A et D



Superposition des contraintes

- Flexion entre A et D varie
- Compression axiale est constante entre A et C et nulle entre C et D
- Torsion est constante entre A et D
- Analyse aux points B et C Calcul de σ_x et $\tau_{x\theta}$







4 - Calcul de σ_x au point B

$$\sigma_{x} = K_{tc} \frac{F_{a}}{A} + K_{tf} \frac{M c}{I}$$

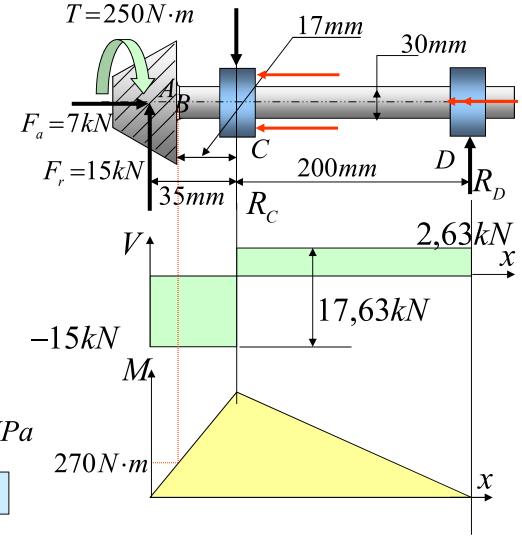
$$A = \frac{\pi 30^{2}}{4} = 706,9mm^{2}$$

$$I = \frac{\pi 30^{4}}{64} = 39,8x10^{3}mm^{4}$$

$$(\sigma_x)_B = 2.4 \frac{7x10^3 N}{706.9mm^2}$$

$$+1.9\frac{270x10^{3} N \cdot mm \cdot 15mm}{39.8x10^{3} mm^{4}} = 217.1MPa$$

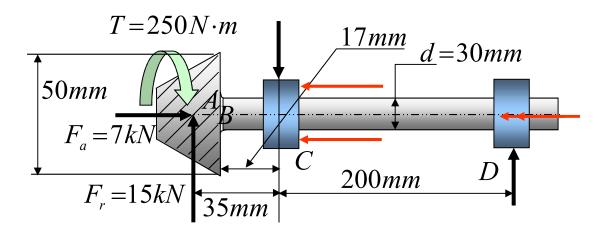
(en compression)





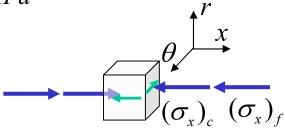


4 - Calcul de $\tau_{x\theta}$ au point B



$$(\tau_{x\theta})_{\mathbf{B}} = K_{ts} \frac{T r}{J} = -1.6 \frac{250x10^3 N \cdot mm \cdot 15mm}{79,5x10^3 mm^4} = -75,5MPa$$

$$J = \frac{\pi \, 30^4}{32} = 79,5 \, x \, 10^3 \, mm^4$$







4- Calcul des contraintes au point C

$$\sigma_{x} = \frac{F_{a}}{A} + \frac{Mc}{I}$$

$$A = 706.9 mm^{2}$$

$$I = 39.8 \times 10^3 \, mm^4$$

$$(\sigma_x)_C = \frac{7x10^3 N}{706,9}$$

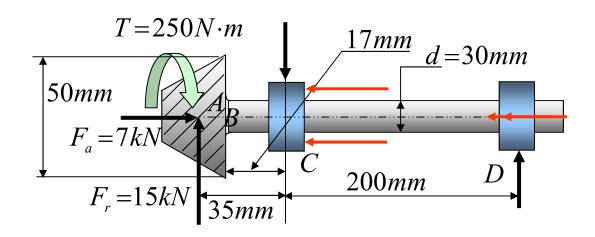
$$+ \frac{525x10^3 N \cdot mm \cdot 15mm}{39,8x10^3 mm^4} = 207,8MPa$$

 $T = 250 N \cdot m$ 17*mm* $F_r = 15kN$ 200*mm* 2,63kN17,63kN-15kN M_{\uparrow} $525N \cdot m$ χ (en compression)





4 - Calcul de $\tau_{x\theta}$ au point C



$$(\tau_{x\theta})_{C} = \frac{T r}{J} = \frac{-250x10^{3} N \cdot mm \cdot 15mm}{79,5x10^{3} mm^{4}} = -47,2MPa$$

$$J = 79,5x10^{3} mm^{4}$$

$$(\sigma_{x})_{C} (\sigma_{x})_{f}$$





Solution

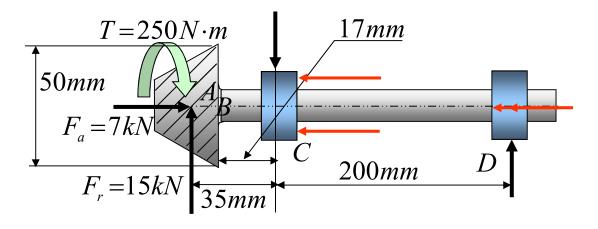
5- Section critique

$$(\sigma_{_{x}})_{_{B}} = -217,1MPa$$

 $(\tau_{_{x\theta}})_{_{B}} = -75,5MPa$

$$(\sigma_x)_C = -207,8 \text{MPa}$$

 $(\tau_{x0})_C = -47,2 \text{MPa}$



La section critique est celle au point B

6- Calcul de FS en B

$$(\sigma_{x})_{R} = -217,1MPa$$

$$(\tau_{x\theta})_{B} = -75,5$$
MPa

$$(\sigma_{\theta})_{R}=0$$

$$\sigma_1 = 23,65 \text{MPa}$$
 ; $\sigma_2 = -240,75 \text{MPa}$ $\sigma_3 = \sigma_r = 0$

$$\tau_{\text{max}} = \frac{23,65 - (-240,75)}{2} = 132,2 \text{MPa}$$

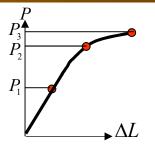
$$FS = \frac{680}{2.132,2} = 2,57$$

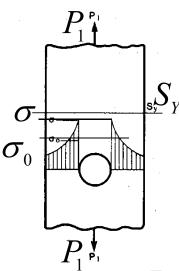




Comportement de matériaux ductiles

• Présence de concentration de contrainte



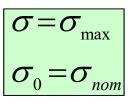


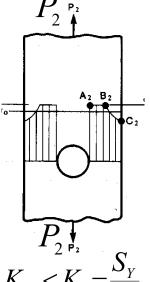
$$K_{t1} = K_{t} = \frac{\sigma}{\sigma_{0}}$$

$$P_{1} \leq P_{Y}$$

Domaine élastique

 K_t s'applique

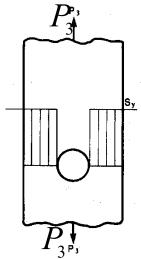




$$K_{t2} < K_t = \frac{\delta_Y}{\sigma_0}$$

$$P_{Y} < P_{2} < P_{L}$$

Plasticité partielle Effet des contraintes résiduelles K_t ne s'applique pas



$$K_{t3} = \frac{S_{Y}}{\sigma_{0}} = \frac{S_{Y}}{S_{Y}} = 1$$

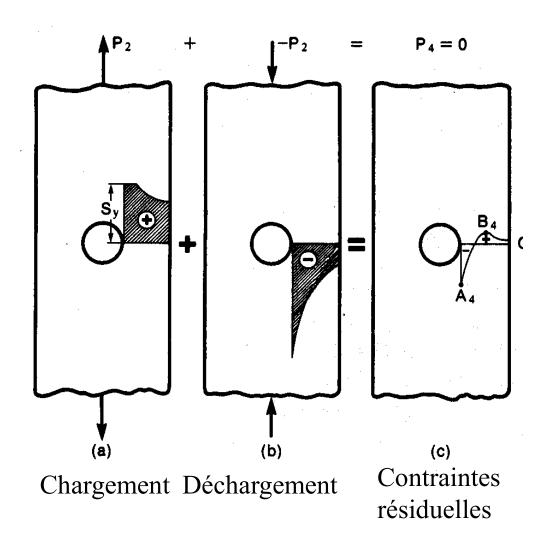
$$P_{3} = P_{L}$$

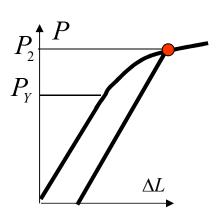
Plasticité totale K_t ne s'applique pas





Effet des contraintes résiduelles sur K_t pour un matériau ductile

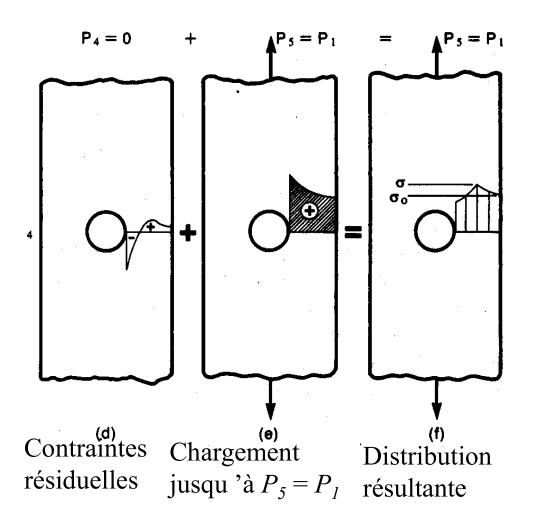


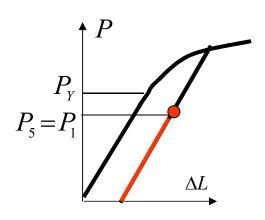






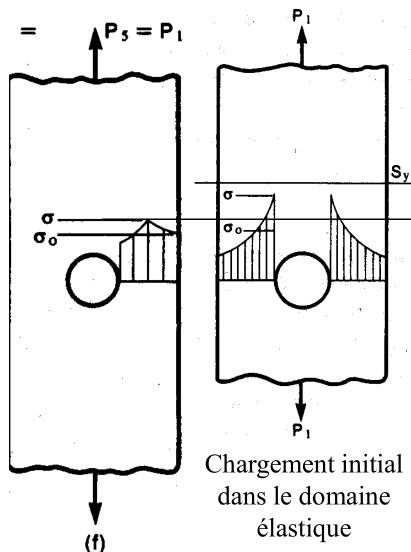
Effet des contraintes résiduelles sur K_t pour un matériau ductile

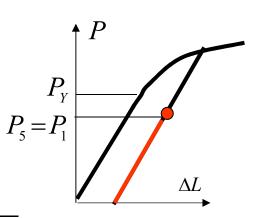












Le fait d'avoir induit une plasticité partielle réduit considérablement les contraintes dans la pièce lors d'un chargement subséquent.

On peut alors négliger K_t .

Distribution résultante





Résumé

Matériaux ductiles

- Si on ne tolère pas de déformations plastiques dans la structure, on respecte le critère d'écoulement; la pièce demeure dans le domaine élastique et K_t s'applique
- Si on tolère des déformations plastiques localisées, il y a des contraintes résiduelles qui annulent l'effet multiplicateur de K_t et on ignore K_t lors du design

Matériaux fragiles

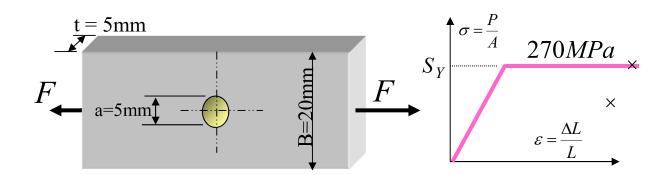
- Peu ou pas de déformations plastiques
- Pas de contraintes résiduelles
- On considère toujours l'effet de K_t (sauf pour les fontes)





Exemple:

Soit la plaque perforée ci-contre.



- a) Calculer la contrainte agissant sur la paroi du trou en fonction de la force F sachant que le facteur $K_t = 2,45$. Faire ce calcul pour une force F variant de zéro à la force limite F_L
- b) Quel est la réserve dans la plaque lorsque la force est F_Y ? Le matériau a un comportement élastique parfaitement plastique comme montré.

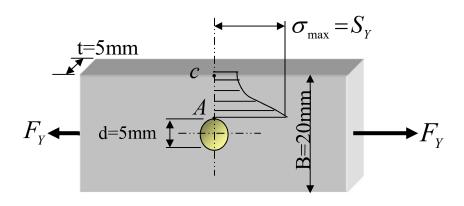


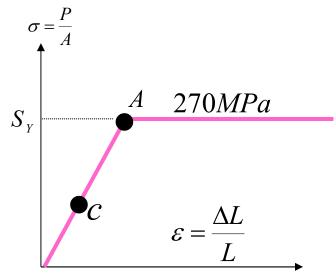


a) La figure ci-dessous montre la situation lorsque la contrainte à la paroi du trou atteint **tout juste** S_V

$$\sigma_{\text{max}} = K_t \sigma_{\text{nominal}} = 2,45 \frac{F_Y(N)}{(20-5)\cdot 5(mm^2)} = 270MPa$$

$$\Rightarrow F_{Y} = \frac{270 \cdot (20 - 5) \cdot 5}{2,45} = 8,265 kN$$



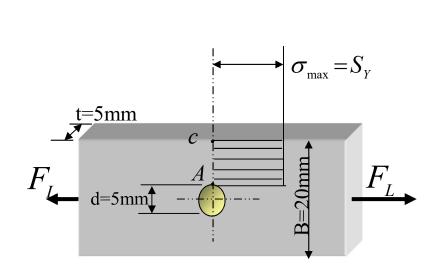


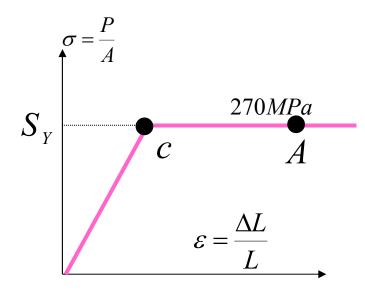




Lorsque toute la section est plastifiée, le facteur de concentration de contrainte ne s'applique pas. La force limite F_L se calcule :

$$S_{Y} = \frac{F_{L}}{(20-5)\cdot 5} \Rightarrow F_{L} = 270\cdot (20-5)\cdot 5 = 20,250kN$$

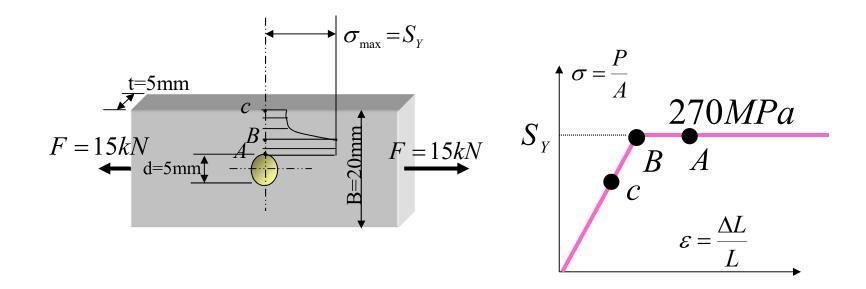








À une valeur intermédiaire de la force $F_Y < F < F_L$ (ex. 15 kN) la situation serait comme celle ci-dessous



On ne peut pas calculer cette distribution d'une façon analytique. Une méthode numérique comme les éléments finis permet de le faire.





b) La réserve restant dans la plaque au moment où la contrainte atteint la limite d'écoulement se calcule par :

$$F_{Y} = \frac{S_{Y} \cdot A_{net}}{K_{t}} = 8265N$$

$$F_{L} = S_{Y} \cdot A_{net} = 20250N$$

$$R\acute{e}serve = \frac{F_L}{F_Y} = S_Y \cdot A_{net} \frac{K_t}{S_Y \cdot A_{net}} = \frac{20250}{8265} = 2,45 = K_t$$





Formulaire type à l'examen

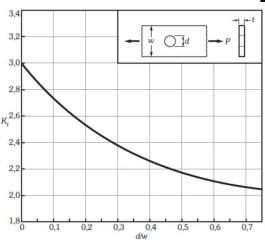
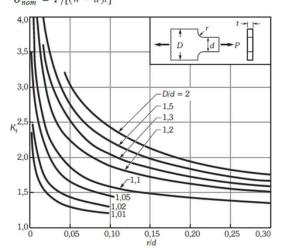


Figure D.1 Plaque avec trou transversal, soumise à une traction ou à une compression axiale.

 $\sigma_{nom} = P/[(w-d)t]$

 $\sigma_{nom} = P/(d t)$



 $\label{eq:Figure D.3} \textbf{ Plaque avec \'epaulement, soumise \`a une traction ou \`a une compression axiale.}$

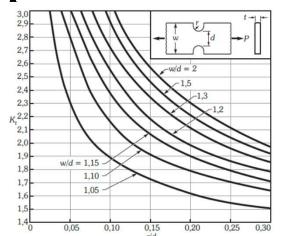


Figure D.2 Plaque avec encoche, soumise à une traction ou à une compression axiale.

 $\sigma_{nom} = P/(d t)$

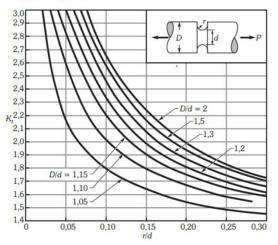


Figure D.4 Barreau cylindrique avec rainure circulaire, soumis à une traction.

 $\sigma_{nom} = P/(\pi \ d^2/4)$



430



Formulaire type à l'examen

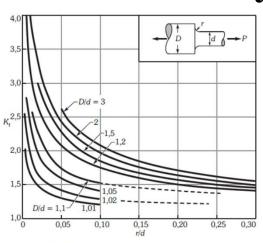


Figure D.5 Barreau cylindrique avec épaulement, soumis à une traction axiale.

 $\sigma_{nom} = P/(\pi d^2/4)$

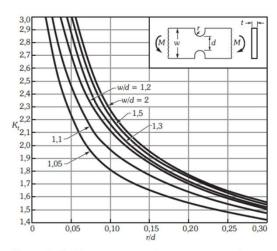


Figure D.7 Plaque avec encoche, soumise à une flexion. $\sigma_{nom} = M(d/2)/(td^3/12)$

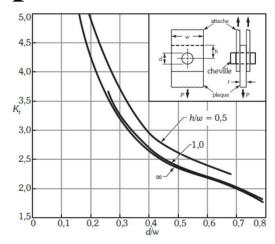
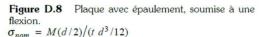


Figure D.6 Plaque retenue par un goujon passant dans un trou et soumise à une traction axiale (jeu négligeable entre le goujon et le trou). Pour un jeu non négligeable, augmenter K_t de 35 à 50 %.

 $\sigma_{nom} = P/[(w-d) t]$

A = 0 A =



0,15

0,10





Formulaire type à l'examen

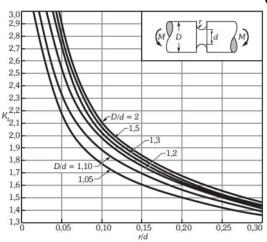


Figure D.9 Barreau cylindrique avec rainure circulaire, soumis à une flexion.

 $\sigma_{nom} = M(d/2)/(\pi d^4/64)$

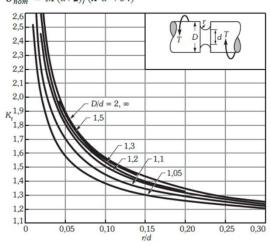


Figure D.11 Barreau cylindrique avec rainure circulaire, soumis à une torsion.

 $\tau_{nom} = T(d/2)/(\pi d^4/32)$

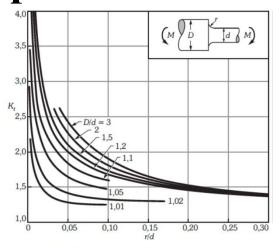


Figure D.10 Barreau cylindrique avec épaulement, soumis à une flexion.

 $\sigma_{nom} = M(d/2)/(\pi d^4/64)$

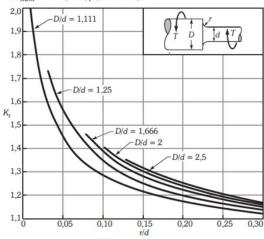


Figure D.12 Barreau cylindrique avec épaulement, soumis à une torsion.

 $\tau_{nom} = T(d/2)/(\pi d^4/32)$

