

## TD 1 : Déformations

>

### E<sub>x</sub>ercice 1

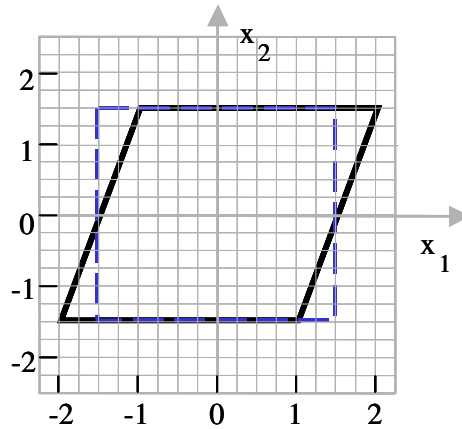


Figure 1 : disque soumis à glissement simple

Un disque plat est soumis à du glissement simple (Figure 1).

Calculer :

- le tenseur gradient de la transformation
- le tenseur des dilatations de Cauchy-Green
- la dilatation selon les trois axes  $X_1, X_2$
- l'angle entre les axes 1 et 2 après transformation
- le tenseur des déformations de Green-Lagrange
- la déformation selon les trois axes
- le tenseur petites déformations

$$\begin{aligned}
 x_1 &= X_1 + X \\
 x &= X \\
 x &= X
 \end{aligned}$$

**V**enseur gradient de  $\phi$  transformation

$$\begin{aligned}
 \underline{\underline{F}}(\vec{X}, t) &= \overline{\text{grad}}[\overline{\Phi}(\vec{X}, t)] = \overline{\text{grad}}[\overline{x}(\vec{X}, t)] \\
 F_{ij} &= \frac{\partial x_i}{\partial X_j}
 \end{aligned}$$

$$F := \begin{bmatrix} 1 & \frac{1}{3} & 0 \\ 0 & 1 & 0 \\ 0 & 0 & 1 \end{bmatrix}$$

**V**enseur des déformations de Cauchy Green

$$d\vec{x}^T \cdot d\vec{x}' = d\vec{X}^T \underline{\underline{C}} d\vec{X}' \quad \underline{\underline{C}} = \underline{\underline{F}}^T \underline{\underline{F}}$$

$$C := \begin{bmatrix} 1 & \frac{1}{3} & 0 \\ \frac{1}{3} & \frac{10}{9} & 0 \\ 0 & 0 & 1 \end{bmatrix}$$

**D**éformation dans une direction

$$\lambda(d\vec{X}) = \lambda(\vec{t}_0) \begin{cases} = \sqrt{\vec{t}_0^T \underline{\underline{C}} \vec{t}_0} \\ = \frac{dl}{dl_0} \\ = \|\underline{\underline{F}} \vec{t}_0\| \end{cases}$$

$$\lambda_1 := 1 \quad \lambda_2 := \frac{1}{3}\sqrt{10} \quad \lambda_3 := 1$$

Gisse ent de de directions orthogonç es

$$\cos \alpha = \frac{\underline{\underline{d\vec{x}}}^T \underline{\underline{d\vec{x}'}}}{\|\underline{\underline{d\vec{x}}}\| \|\underline{\underline{d\vec{x}'}}\|} = \frac{\underline{\underline{t_0}}^T \underline{\underline{Ct_0'}}}{\lambda(\underline{\underline{t_0}})\lambda(\underline{\underline{t_0'}})}$$

t p 1 t p 1 t p  
 ç phç Ange Ct t p

$$\alpha := 71.56505115$$

déformation de Green-Lagrange

$$E := \begin{bmatrix} 0 & \frac{1}{6} & 0 \\ \frac{1}{6} & \frac{1}{18} & 0 \\ 0 & 0 & 0 \end{bmatrix}$$

ypoth se des petites pert r çtions

d p çce ent en fonction des coordonn es

$$U := \left[ \frac{1}{3}X_2, 0, 0 \right]$$

tense r

$$\underline{\underline{H}} = \overline{\text{grad}} \left[ \underline{\underline{U}}(\underline{\underline{X}}, t) \right] \text{ soit } H_{ij} = \frac{\partial U_i}{\partial X_j}$$

$$\underline{\underline{H}} = \underline{\underline{F}} - \underline{\underline{I}}$$

$$H := \begin{bmatrix} 0 & \frac{1}{3} & 0 \\ 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 \end{bmatrix}$$

***Tenseur des petites déformations***

$$\varepsilon_{ij} = \frac{1}{2} \left( \frac{\partial U_i}{\partial X_j} + \frac{\partial U_j}{\partial X_i} \right)$$

$$\varepsilon := \begin{bmatrix} 0 & \frac{1}{6} & 0 \\ \frac{1}{6} & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 \end{bmatrix}$$

***Différence entre E et ε***

$$\delta := \begin{bmatrix} 0 & 0 & 0 \\ 0 & \frac{1}{18} & 0 \\ 0 & 0 & 0 \end{bmatrix}$$

## Exercice Définition numérique

Un solide est déformé en déformation uni-axiale, selon  $X_1$  :

$$x_1 := X_1 (1 + \beta t)$$

où  $t$  correspond au temps et  $\beta$  est une constante arbitraire.

Calculer :

- le tenseur gradient de la transformation
- le tenseur des dilatations de Cauchy-Green
- la dilatation selon les trois axes  $X_1, X_2$
- l'angle entre les axes 1 et 2 après transformation
- le tenseur des déformations de Green-Lagrange
- la déformation selon les trois axes
- le tenseur gradient des déplacements
- le tenseur petites déformations

### *Définition de la transformation*

### *description de la transformation*

$$x_1 := X_1 (1 + \beta t)$$

### *Tenseur gradient de la transformation*

$\underline{F}(\vec{X}, t) = \overrightarrow{\text{grad}}[\vec{\Phi}(\vec{X}, t)] = \overrightarrow{\text{grad}}[\vec{x}(\vec{X}, t)]$ $F_{ij} = \frac{\partial x_i}{\partial X_j}$
---

$$F := \begin{bmatrix} 1 + \beta t & 0 & 0 \\ 0 & 1 & 0 \\ 0 & 0 & 1 \end{bmatrix}$$

*Tenseur des dilatations de Cauchy-Green*  $\boxed{d\vec{x}^T \cdot d\vec{x}' = d\vec{X}^T \underline{\underline{C}} d\vec{X}' \quad \underline{\underline{C}} = \underline{\underline{F}}^T \underline{\underline{F}}}$

$$C := \begin{bmatrix} (1 + \beta t)^2 & 0 & 0 \\ 0 & 1 & 0 \\ 0 & 0 & 1 \end{bmatrix}$$

*Dilatation dans la direction des trois axes*

$$\lambda(d\vec{X}) = \lambda(\vec{t}_0) \begin{cases} = \sqrt{\vec{t}_0^T \underline{\underline{C}} \vec{t}_0} \\ = \frac{dl}{dl_0} \\ = \|\underline{\underline{F}} \vec{t}_0\| \end{cases}$$

$$\lambda_1 := \sqrt{(1 + \beta t)^2}$$

$$\lambda_2 := 1$$

$$\lambda_3 := 1$$

*angle entre deux directions*

$$\alpha := 90.00000000$$

*déformation de Green-Lagrange*

$$E := \begin{bmatrix} \frac{1}{2}(1 + \beta t)^2 - \frac{1}{2} & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 \end{bmatrix}$$

*déformation dans les trois axes*

$$temp := \left[ \frac{1}{2}(1 + \beta t)^2 - \frac{1}{2}, 0, 0 \right]$$

$$E11 := (1 + \beta t)^2 - 1$$

$$temp := [0, 0, 0]$$

$$E22 := 0$$

## Hypothèse des petites perturbations

$$U := [X_1 (1 + \beta t) - X_1, 0, 0]$$

$$\underline{\underline{H}} = \overline{\text{grad}} [\vec{U}(\vec{X}, t)] \text{ soit } H_{ij} = \frac{\partial U_i}{\partial X_j} \quad \underline{\underline{H}} = \underline{\underline{F}} - \underline{\underline{I}}$$

$$H := \begin{bmatrix} \beta t & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 \end{bmatrix}$$

## *Tenseur des petites déformations*

$$\varepsilon_{ij} = \frac{1}{2} \left( \frac{\partial U_i}{\partial X_j} + \frac{\partial U_j}{\partial X_i} \right)$$

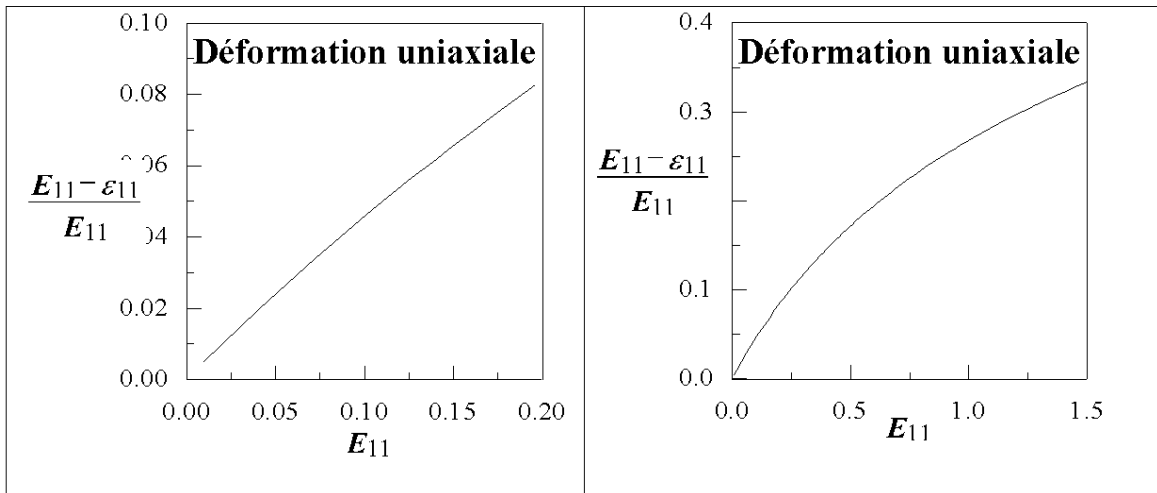
$$\varepsilon := \begin{bmatrix} \beta t & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 \end{bmatrix}$$

$$\delta := \begin{bmatrix} \frac{1}{2} \beta^2 t^2 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 \end{bmatrix}$$



$$err := \frac{1}{2} \frac{\beta^2 t^2}{\beta t + \frac{1}{2} \beta^2 t^2}$$

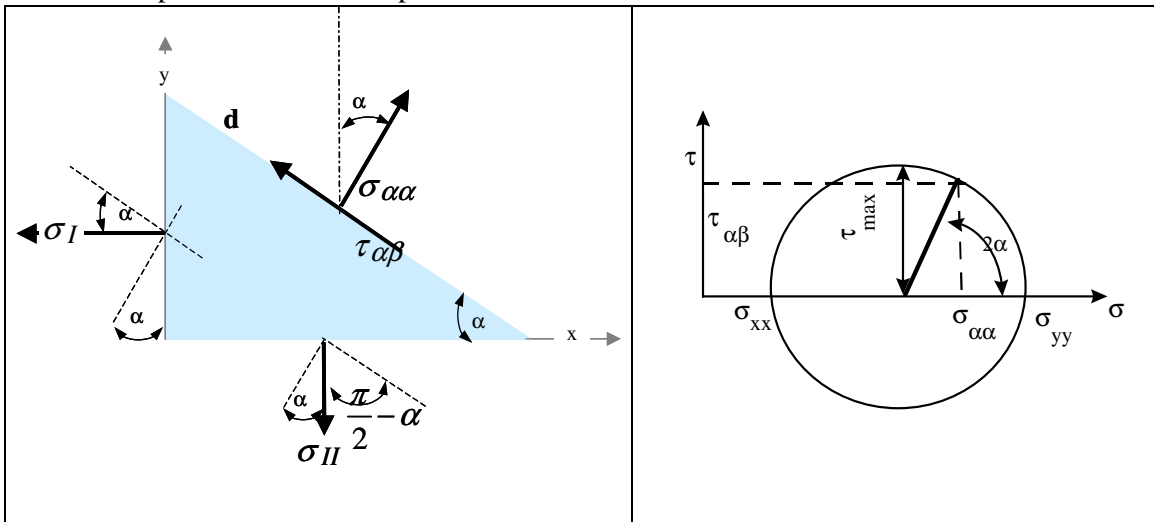
0



# LE TENSIEUR DES CONTRAINTE

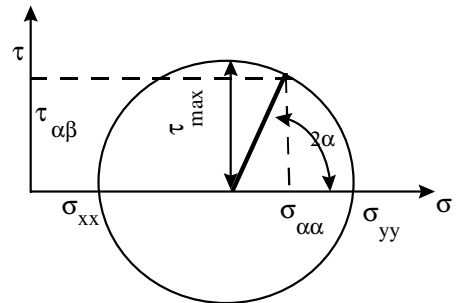
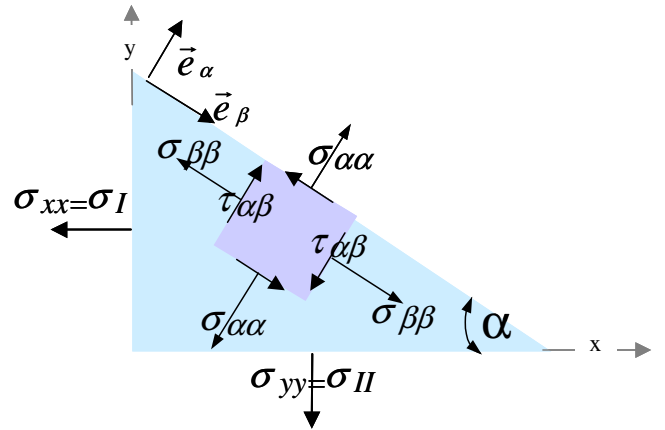
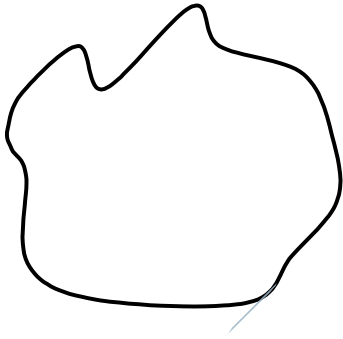
## Exercice 1

Mohr a montré la propriété intéressante suivante pour le tenseur des contraintes, *indépendante du comportement du matériau et des conditions aux limites*. Considérons l'état de contraintes au point  $x$  du volume  $V$ . Considérons un état plan de contraintes ( $\sigma_{zz}=\sigma_{zx}=\sigma_{zy}=0$ ). Dans l'espace des contraintes de traction  $\sigma$  et des contraintes de cisaillement  $\tau$ , l'état de contrainte au point  $x$  décrit un cercle si l'on considère toutes les facettes possibles autour du point  $x$ .



Démontrer que :

Si l'angle entre la facette considérée et l'axe des  $x$  est  $\alpha$  dans l'espace physique réelle, l'état de contrainte sur cette facette sera représenté par le point faisant un angle  $2\alpha$  avec l'axe des  $\sigma$  dans l'espace  $(\sigma, \tau)$ .



**Eq i i res i ent  $\vec{e}_\alpha$**

$$\sigma_{\alpha\alpha} ds - [\sigma_I \sin \alpha][dS \sin \alpha] \sigma_{\alpha\alpha} ds - [\sigma_{II} \cos \alpha][dS \cos \alpha] =$$

**Eq i i res i ent  $\vec{e}_\beta$**

$$\tau_{\alpha\beta} ds + [\sigma_I \cos \alpha][dS \sin \alpha] \sigma_{\alpha\alpha} ds - [\sigma_{II} \sin \alpha][dS \cos \alpha] =$$

**E i iner d**

$$\sigma_{\alpha\alpha} = \sigma_I \sin^2 \alpha + \sigma_{II} \cos^2 \alpha$$

$$\tau_{\alpha\beta} = (\sigma_{II} - \sigma_I) \sin \alpha \cos \alpha$$

Exprimer toutes les quantités en fonction de  $\alpha$

$$\sigma_{\alpha\alpha} = \sigma_I \frac{1 - \cos \alpha}{2} + \sigma_{II} \frac{1 + \cos \alpha}{2}$$

$$\tau_{\alpha\beta} = (\sigma_{II} - \sigma_I) \frac{\sin \alpha}{2}$$

$$\sigma_{\alpha\alpha} = \frac{\sigma_I + \sigma_{II}}{2} + \frac{\sigma_{II} - \sigma_I}{2} \cos \alpha$$

$$\sigma_{\alpha\alpha} - \frac{\sigma_I + \sigma_{II}}{2} = \frac{\sigma_{II} - \sigma_I}{2} \cos \alpha$$

$$\tau_{\alpha\beta} = (\sigma_{II} - \sigma_I) \frac{\sin \alpha}{2}$$

Dans l'espace  $(\sigma, \tau)$  c'est l'équation d'un cercle de centre  $(\frac{\sigma_I + \sigma_{II}}{2}, 0)$  et de rayon  $\frac{\sigma_{II} - \sigma_I}{2}$ .

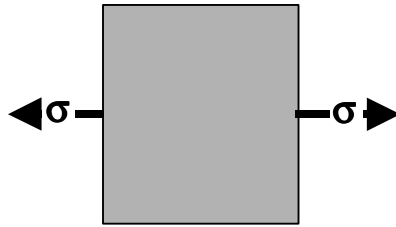
La contrainte de cisaillement maximale vaut

$$\tau_{\max} = (\sigma_{\max} - \sigma_{\min})/2.$$

## Exercice 2 :

- Calculer la contrainte moyenne  $\sigma_m$ , le déviateur des contraintes  $\underline{s} = \underline{\underline{\sigma}} - \sigma_m \underline{I}$  et la contrainte de von Mises  $\bar{\sigma}$  en traction uniaxiale.
- Calculer la contrainte moyenne  $\sigma_m$ , le déviateur des contraintes  $\underline{s} = \underline{\underline{\sigma}} - \sigma_m \underline{I}$  et la contrainte de von Mises  $\bar{\sigma}$  en traction biaxiale. Chercher la forme des courbes  $\bar{\sigma} = \text{constante}$  dans le plan des contraintes principales  $\sigma_I$  et  $\sigma_{II}$ .
- Dans l'espace des contraintes principales  $\sigma_I$ ,  $\sigma_{II}$  et  $\sigma_{III}$  chercher la forme de la surface  $\bar{\sigma} = \text{constante}$ .

**¶** røction ni ç iç e



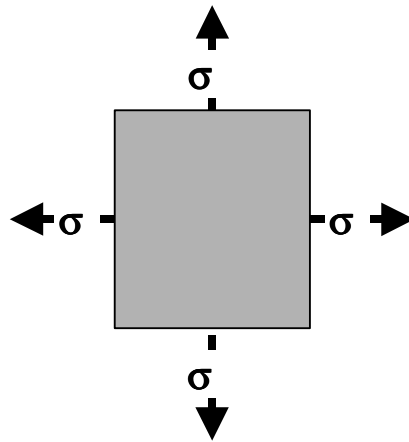
$$\underline{\underline{\sigma}} = \begin{pmatrix} \sigma & & \\ & & \\ & & \end{pmatrix}$$

$$\underline{s} = \frac{\sigma}{3} \begin{pmatrix} -1 & & \\ & -1 & \\ & & -1 \end{pmatrix}$$

$$\sigma_m = \frac{\sigma}{3}$$

$$\bar{\sigma} = \sqrt{-\frac{\sigma}{3} ( -1 +1 +1 )} = |\sigma|$$

**¶** røction i ç iç e



Le figure ci-dessus montre un solide en traction uniaxiale.  
Le tenseur des contraintes s'écrit

$$\underline{\underline{\sigma}} = \begin{pmatrix} \sigma_I & 0 \\ 0 & \sigma_{II} \end{pmatrix}$$

La contrainte moyenne et la contrainte est donnée par

$$\sigma_m = \frac{\sigma_I + \sigma_{II}}{2}$$

Le déviateur des contraintes est donné par

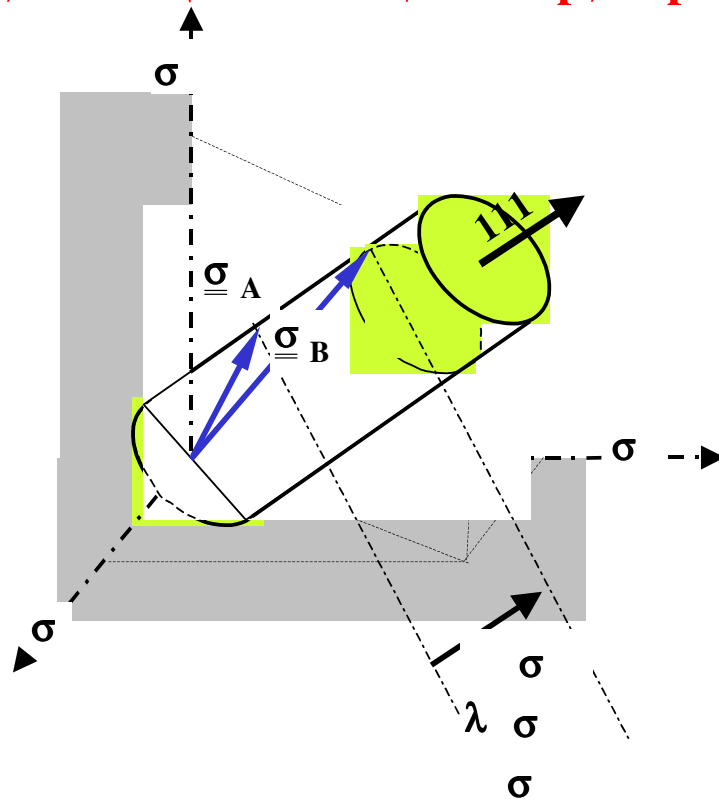
$$\underline{\underline{s}} = \frac{1}{2} \begin{pmatrix} \sigma_I - \sigma_{II} & 0 \\ 0 & \sigma_{II} - \sigma_I \\ 0 & 0 & -\sigma_I - \sigma_{II} \end{pmatrix}$$

La contrainte de von Mises est donnée par

$$\bar{\sigma} = \sqrt{\frac{1}{2} (\sigma_I - \sigma_{II})^2 + (-\sigma_I + \sigma_{II})^2 + (\sigma_I + \sigma_{II})^2}$$

$$\bar{\sigma} = \sqrt{\sigma_I^2 + \sigma_{II}^2 - \sigma_I \sigma_{II}}$$

**surface de von Mises dans l'état des contraintes principales**



*Représentation de la surface de von Mises dans l'état des contraintes principales.*

# UNIVERSITÉ MAJER ALEXELA QUÉBEC

Matériau isotrope élastique incompressible

L'énergie de déformation élastique incompressible s'écrit

$$W_{vol} = \frac{1}{2} \varepsilon_{ij} L_{ijkl} \varepsilon_{kl}$$

où  $\underline{\underline{\varepsilon}}$  et  $\underline{\underline{L}}$  sont respectivement le tenseur des déformations et le tenseur des rigidités

Montrer que l'énergie de déformation élastique peut se mettre sous la forme suivante

$$W_{vol} = \frac{1}{2} (s_{ij} e_{ij} + \sigma_m \varepsilon_m)$$

où  $\underline{\underline{s}}$  et  $\underline{\underline{e}}$  sont respectivement le tenseur des contraintes et le tenseur de déformation  $\sigma$  et  $\varepsilon$  sont respectivement la contrainte moyenne et la déformation moyenne

Déterminez les relations suivantes entre les tenseurs des contraintes et des déformations et entre la contrainte moyenne et la déformation moyenne

$$\begin{aligned} s_{ij} &= G e_{ij} \\ \sigma_m &= K \varepsilon_m \end{aligned}$$

où  $K = \frac{E}{(1-\nu)}$  est le coefficient de compressibilité

Écrire le tenseur d'ordre 4 pour un matériau élastique isotrope incompressible



d D ontrez q e

G E 1 v

a) Démontrez  $W_{vol} = \frac{1}{2}(s_{ij}e_{ij} + \sigma_m \epsilon_m)$

L'énergie élastique par unité de volume est donnée par

$$W_{vol} = \frac{1}{2} \sigma_{ij} \epsilon_{ij} = \frac{1}{2} (s_{ij} + \sigma_m \delta_{ij}) (e_{ij} + \epsilon_m \delta_{ij})$$

où  $\delta_{ij}$  est le symbole de Kronecker. En explicitant les différents termes on obtient

$$W_{vol} = \frac{1}{2} s_{ij} e_{ij} + \epsilon_m \underbrace{s_{ij} \delta_{ij}}_{s_{11} + s_{22} + s_{33}} + \sigma_m \delta_{ij} e_{ij} + \sigma_m \delta_{ij} \epsilon_m \delta_{ij}$$

$s_{ij} e_{ij}$

se décompose en somme des termes relatifs aux indices  $i$  et  $j$

$$s_{ij} e_{ij} = s_{11} e_{11} + s_{22} e_{22} + s_{33} e_{33}$$

$$+ s_{12} e_{12} + s_{12} e_{21} + s_{13} e_{13}$$

$$+ s_{13} e_{31} + s_{23} e_{23} + s_{23} e_{32}$$

$s_{ij} \delta_{ij}$

est le trace du tenseur d'élasticité  $s_{ij}$  des contraintes. Ce terme est nul en effet

$$s_{ij} \delta_{ij} = s_{11} \underbrace{\delta_{11}}_1 + s_{22} \underbrace{\delta_{22}}_1 + s_{33} \underbrace{\delta_{33}}_1 +$$

$$\underbrace{s_{12} \delta_{12} + s_{12} \delta_{21} + s_{13} \delta_{13} + s_{13} \delta_{31}}_0 +$$

$$\underbrace{s_{23} \delta_{23} + s_{23} \delta_{32} + s_{32} \delta_{32} + s_{32} \delta_{23}}_0$$

$$s_{ij} \delta_{ij} = s_{11} + s_{22} + s_{33} =$$

$$\sigma_m \delta_{ij} \epsilon_m \delta_{ij} = \sigma_m \epsilon_m$$

$$\sigma_m \delta_{ij} \epsilon_m \delta_{ij} = \sigma_m \epsilon_m \left( \underbrace{\delta_{11} \delta_{11} + \delta_{11} \delta_{11} + \delta_{11} \delta_{11} + \delta_{11} \delta_{11}}_{\delta_{11} \delta_{11} + \delta_{11} \delta_{11} + \delta_{11} \delta_{11} + \delta_{11} \delta_{11}} \right)$$

$$\sigma_m \delta_{ij} \epsilon_m \delta_{ij} = \sigma_m \epsilon_m$$

L nergie çstiq e s crit finç e ent

$$W_{vol} = \frac{1}{2} (s_{ij} e_{ij} + \sigma_m \epsilon_m) \quad \text{c q f d}$$

b) Démontrez que  $s_{ij} = G \varepsilon_{ij}$  et  $\sigma_m = \kappa \varepsilon_m$

$$1) \quad \sigma_m = \kappa \varepsilon_{kk} \quad \kappa = \frac{E}{(1 - \nu)}$$

$$\sigma_{11} = G \varepsilon_{11} + \frac{\nu}{1 - \nu} (\varepsilon_{11} + \varepsilon_{22} + \varepsilon_{33}) = G \varepsilon_{11} + \frac{\nu}{1 - \nu} \varepsilon_m$$

$$\sigma_{22} = G \varepsilon_{22} + \frac{\nu}{1 - \nu} (\varepsilon_{11} + \varepsilon_{22} + \varepsilon_{33}) = G \varepsilon_{22} + \frac{\nu}{1 - \nu} \varepsilon_m$$

$$\sigma_{33} = G \varepsilon_{33} + \frac{\nu}{1 - \nu} (\varepsilon_{11} + \varepsilon_{22} + \varepsilon_{33}) = G \varepsilon_{33} + \frac{\nu}{1 - \nu} \varepsilon_m$$

o nous les trois relations précédentes

$$\sigma_{11} + \sigma_{22} + \sigma_{33} = G (\varepsilon_{11} + \varepsilon_{22} + \varepsilon_{33}) + \frac{\nu}{1 - \nu} \varepsilon_m = \frac{G}{E} \left( 1 + \frac{\nu}{1 - \nu} \right) \varepsilon_m$$

$$\underbrace{\sigma_{11} + \sigma_{22} + \sigma_{33}}_{\sigma_m} = \frac{E}{1 + \nu} \frac{1 + \nu}{1 - \nu} \varepsilon_m$$

$$\sigma_m = \frac{E}{(1 - \nu)} \varepsilon_m = \kappa \varepsilon_m \quad \kappa = E \{ (1 - \nu) \}$$

$$2) s_{ij} = \sigma_{ij} - \sigma_m \delta_{ij} = G e_{ij}$$

Remplaçons  $\varepsilon_{11}$  par  $e_{11} + \frac{\varepsilon_{kk}}{3}$

$$\sigma_{11} = 2G \varepsilon_{11} + \frac{\nu}{1-2\nu} (\varepsilon_{11} + \varepsilon_{22} + \varepsilon_{33}) \Leftrightarrow \sigma_{11} = 2G e_{11} + \frac{\varepsilon_{kk}}{3} + \frac{\nu}{1-2\nu} \varepsilon_{kk}$$

$$\sigma_{11} = 2G e_{11} + 2G \frac{\varepsilon_{kk}}{3} \left( 1 + \frac{3\nu}{1-2\nu} \right)$$

$$\sigma_{11} = 2G e_{11} + \frac{E}{(1+2\nu)} \frac{\varepsilon_{kk}}{3} \frac{1+\nu}{1-2\nu}$$

$$\sigma_{11} = 2G e_{11} + \underbrace{\frac{E}{3(1-2\nu)}}_{\kappa} \varepsilon_{kk}$$

$\sigma_m$

$$s_{11} = \sigma_{11} - \sigma_m = G e_{11}$$

c) Ecrire  $L_{ijkl}$  pour un matériau élastique linéaire isotrope

$$\sigma_{11} = G \varepsilon_{11} + \frac{\nu}{1-\nu} (\varepsilon_{11} + \varepsilon_{22} + \varepsilon_{33}) = G \varepsilon_{11} + \frac{\nu}{1-\nu} \varepsilon_m$$

$$\sigma_{22} = G \varepsilon_{22} + \frac{\nu}{1-\nu} (\varepsilon_{11} + \varepsilon_{22} + \varepsilon_{33}) = G \varepsilon_{22} + \frac{\nu}{1-\nu} \varepsilon_m$$

$$\sigma_{33} = G \varepsilon_{33} + \frac{\nu}{1-\nu} (\varepsilon_{11} + \varepsilon_{22} + \varepsilon_{33}) = G \varepsilon_{33} + \frac{\nu}{1-\nu} \varepsilon_m$$

$$\sigma_{11} = G \varepsilon_{11} \quad \sigma_{22} = G \varepsilon_{22} \quad \sigma_{33} = G \varepsilon_{33}$$

$$\sigma_{ij} = G \varepsilon_{ij} + \frac{\nu}{1-\nu} (\varepsilon_{kl} \delta_{kl} \delta_{ij})$$

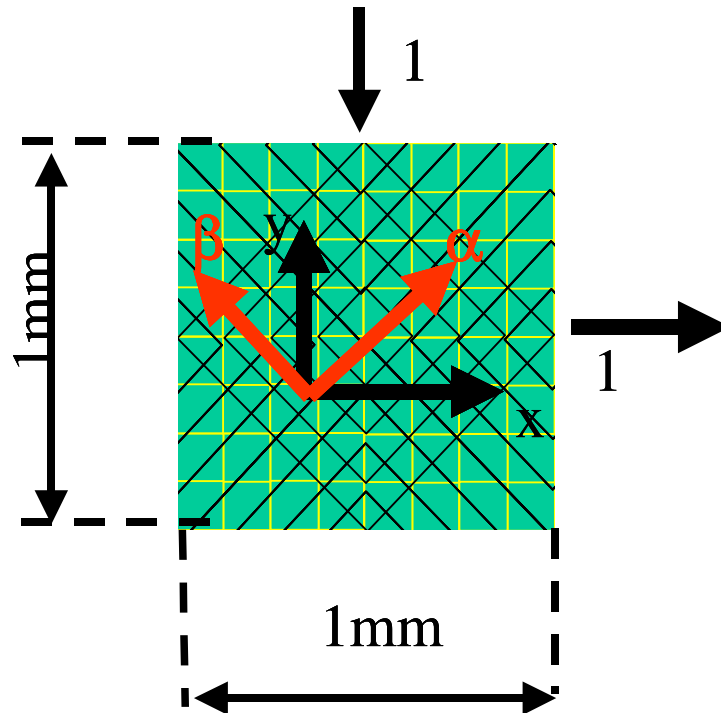
$$\sigma_{ij} = G \varepsilon_{kl} \delta_{ik} \delta_{jl} + \frac{\nu}{1-\nu} (\varepsilon_{kl} \delta_{kl} \delta_{ij})$$

$$\sigma_{ij} = G \delta_{ik} \delta_{jl} \varepsilon_{kl} + \frac{\nu}{1-\nu} (\delta_{kl} \delta_{ij}) \varepsilon_{kl}$$

$$L_{ijkl} = G_{sym} \delta_{ik} \delta_{jl} + \frac{\nu}{1-\nu} (\delta_{kl} \delta_{ij}) \varepsilon_{kl}$$

$$L_{ijkl} = G \frac{\delta_{ik} \delta_{jl} + \delta_{il} \delta_{jk}}{2} + \frac{\nu}{1-\nu} (\delta_{kl} \delta_{ij}) \varepsilon_{kl}$$

d) Démontrez que  $G = E/[2(1+\nu)]$ .



**Indication**

On considère un disque en contraintes planes.  $\sigma_{11}=1$  et  $\sigma_{22}=-1$ .

- 1) On calcule le tenseur des contraintes dans le repère  $\{\alpha, \beta, z\}$  par rotation à partir de l'expression du tenseur des contraintes dans le repère  $\{x, y, z\}$ . Le tenseur des déformations dans le repère  $\{\alpha, \beta, z\}$  est obtenu par la loi de Hooke.
- 2) On calcule le tenseur des contraintes dans le repère  $\{x, y, z\}$  et le tenseur des déformations par la loi de Hooke dans le même repère. Le tenseur de déformation dans le repère  $\{\alpha, \beta, z\}$  est obtenu par rotation.
- 3) On compare les deux expressions du tenseur des déformations et on en déduit l'égalité à démontrer.

# 1) Rotation du tenseur des contraintes et calcul des déformations dans le nouveau repère

Venseur des contraintes et tenseur des déformations dans les axes  $\{x, y, z\}$

$$\underline{\underline{\sigma}}_{\{x \ y \ z\}} = \begin{bmatrix} 1 & & \\ & & \\ & & -1 \end{bmatrix}$$

Formes de passage

$$\begin{aligned} \sigma_{\alpha\alpha} &= \vec{e}_\alpha^T \underline{\underline{\sigma}}_{\{x \ y \ z\}} \vec{e}_\alpha & \sigma_{\beta\beta} &= \vec{e}_\beta^T \underline{\underline{\sigma}}_{\{x \ y \ z\}} \vec{e}_\beta \\ \sigma_{\alpha\beta} &= \vec{e}_\alpha^T \underline{\underline{\sigma}}_{\{x \ y \ z\}} \vec{e}_\beta \end{aligned}$$

Expression des vecteurs de base en fonction des axes initiaux

$$\vec{e}_\alpha^T = \begin{bmatrix} \sqrt{2} & \sqrt{2} \\ & \sqrt{2} \end{bmatrix} \quad \vec{e}_\beta^T = \begin{bmatrix} -\sqrt{2} & \sqrt{2} \\ & \sqrt{2} \end{bmatrix}$$

Rotation du tenseur des contraintes

$$\begin{aligned} \sigma_{\alpha\alpha} &= \sigma_{\beta\beta} = \\ \sigma_{\alpha\beta} &= \begin{bmatrix} \sqrt{2} & \sqrt{2} \\ & \sqrt{2} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} 1 & & \\ & & \\ & & -1 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} -\sqrt{2} & \sqrt{2} \\ & \sqrt{2} \end{bmatrix} = -1 \\ & \quad \quad \quad -1 \\ \underline{\underline{\sigma}}_{\{\alpha \ \beta \ z\}} &= \underline{\underline{\sigma}}_{\{x \ y \ z\}} \end{aligned}$$

Calcul de  $\underline{\underline{\varepsilon}}_{\{\alpha, \beta, z\}}$  partir de  $\underline{\underline{\sigma}}_{\{\alpha, \beta, z\}}$  par loi de Hooke



$$\varepsilon_{\alpha\beta} = \frac{\sigma_{\alpha\beta}}{G} = \frac{-1}{G} \text{ donc}$$

$$\underline{\underline{\varepsilon}}_{\{\alpha \beta z\}} = \frac{1}{G} \begin{matrix} & & -1 \\ -1 & & \\ & & 1 \end{matrix}$$

## 2) Calcul des déformations dans l'ancien repère et rotation

C'est de  $\underline{\underline{\varepsilon}}_{\{x,y,z\}}$

$$\begin{aligned} \varepsilon_{11} &= \frac{1}{E}(\sigma_{11} - \nu \sigma_{22}) = \frac{1}{E}(1 + \nu) \\ \varepsilon_{22} &= \frac{1}{E}(\sigma_{22} - \nu \sigma_{11}) = \frac{-1}{E}(1 + \nu) \end{aligned} \quad \underline{\underline{\varepsilon}}_{\{x \ y \ z\}} = \frac{(1 + \nu)}{E} \begin{matrix} 1 & & \\ & & -1 \\ & & \end{matrix}$$

C'est  $\underline{\underline{\varepsilon}}_{\{\alpha,\beta,z\}}$  par rotation de  $\underline{\underline{\varepsilon}}_{\{x,y,z\}}$

$$\varepsilon_{\alpha\alpha} =$$

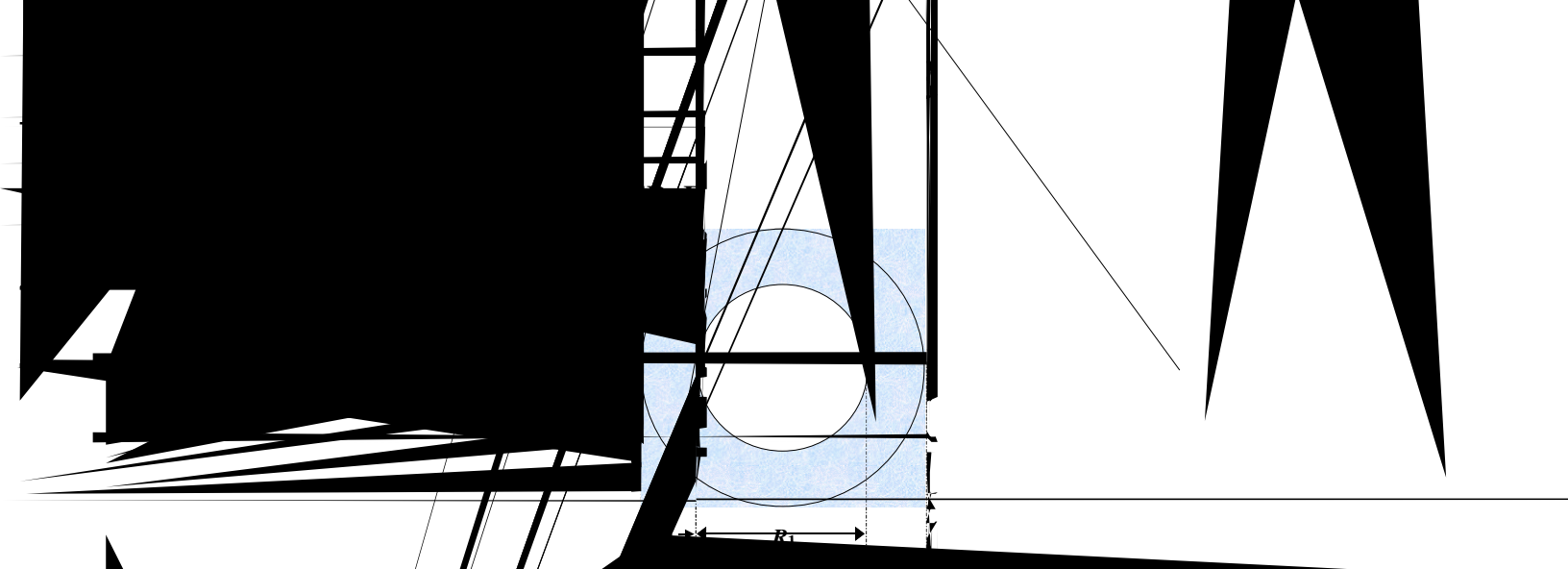
$$\varepsilon_{\beta\beta} =$$

$$\varepsilon_{\alpha\beta} = \bar{e}_\alpha^T \frac{(1 + \nu)}{E} \begin{matrix} 1 & & \\ & & -1 \\ & & \end{matrix} \bar{e}_\beta = -\frac{(1 + \nu)}{E}$$

$$\underline{\underline{\varepsilon}}_{\{\alpha \beta z\}} = \frac{(1 + \nu)}{E} \begin{matrix} & & -1 \\ -1 & & \\ & & 1 \end{matrix}$$

Calcul des déformations et pressions de  $\underline{\underline{\varepsilon}}_{\{\alpha,\beta,z\}}$

$$\sigma_1 = G \varepsilon_1 \quad \sigma_1 = G \varepsilon_1 \quad \sigma = G \varepsilon$$



- 3)
- 4)
- 5)

$\sigma_{ri}$   
Compa  
l'approxim

# Equation de Navier

## 1 Equation de Navier

- Cas général

Le point de départ est l'équation de Navier

$$\Delta \vec{u} + \frac{1}{1-\nu} \overrightarrow{\text{grad}} \text{div}(\vec{u}) + \frac{\vec{f}}{G} =$$

Nous nous efforçons de faire un maximum de calculs formels afin d'éviter les calculs en coordonnées cylindriques.

- *Simplification de l'équation de Navier pour des forces de volumes nulles*

$$\Delta \vec{u} = \overrightarrow{\text{grad}} \text{div}(\vec{u}) - \overrightarrow{\text{rot}} \overrightarrow{\text{rot}}(\vec{u})$$

Pour des forces de volumes nulles

$$\frac{1-\nu}{1-\nu} \overrightarrow{\text{grad}} \text{div}(\vec{u}) - \overrightarrow{\text{rot}} \overrightarrow{\text{rot}}(\vec{u}) =$$

- *Simplification de l'équation de Navier par les conditions de symétrie*

Le champ de déplacement est purement radial

$$\vec{u} = u_r \vec{e}_r$$

$\overrightarrow{\text{rot}}(\vec{u}) =$  si  $\vec{u} = u_r \vec{e}_r$  ainsi l'équation de Navier donne

$$\frac{1-\nu}{1-\nu} \overrightarrow{\text{grad}} \text{div}(\vec{u}) = \rightarrow \text{div}(\vec{u}) = \text{constante}$$

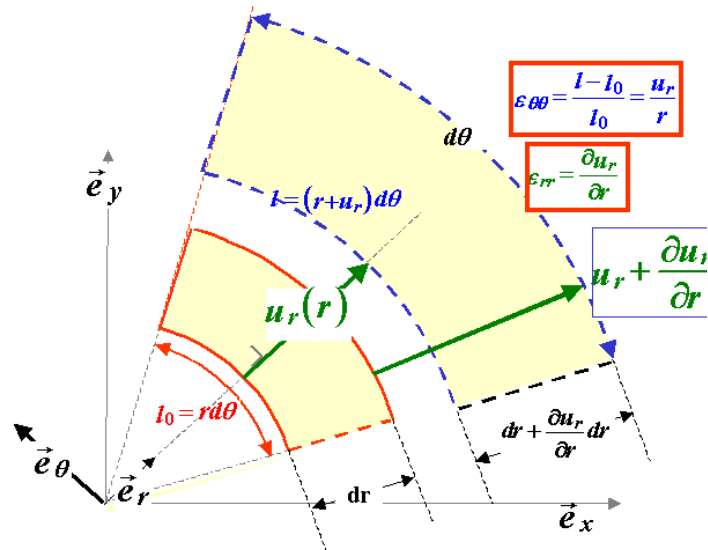
$$\overrightarrow{\text{grad}} \text{div}(\vec{u}) = \rightarrow \text{div}(\vec{u}) = \text{constante}$$

## Condition de $\text{div}(\vec{u}) = \text{constante}$

Expression de  $\text{div}(\vec{u})$  en fonction des déformations

$$\begin{aligned} \text{div}(\vec{u}) &= \text{trace}(\underline{\underline{\epsilon}}) = \frac{\partial u_x}{\partial x} + \frac{\partial u_y}{\partial y} + \frac{\partial u_z}{\partial z} \\ &= \epsilon_{xx} + \epsilon_{yy} + \epsilon_{zz} = \epsilon_{rr} + \epsilon_{\theta\theta} + \epsilon_{zz} \end{aligned}$$

### 1.2.1. Calcul de $\epsilon_{rr}$ et $\epsilon_{\theta\theta}$ par des considérations géométriques



o tion de  $div(\bar{u}) = \text{constante}$

$$div(\bar{u}) = \frac{\partial u_r}{\partial r} + \frac{u_r}{r} = C$$

o tion de q ution homog ne  $\frac{du_r}{dr} + \frac{u_r}{r} =$

$$\frac{du_r}{dr} + \frac{u_r}{r} = \rightarrow \frac{du_r}{u_r} = -\frac{dr}{r}$$

$$u_r = A r$$

o tion p ertic i re de q ution  $\frac{du_r}{dr} + \frac{u_r}{r} = c$

$$u_r = \frac{c}{-r}$$

o tion co p te de q ution  $\frac{du_r}{dr} + \frac{u_r}{r} = c$

$$u_r = \frac{A}{r} + \frac{c}{-r}$$

C c des d for utions et des contraintes

C c des d for utions

$$\varepsilon_{rr} = \frac{du_r}{dr} = -\frac{A}{r} + \frac{c}{r}$$

$$\varepsilon_{\theta\theta} = \frac{u_r}{r} = \frac{A}{r} + \frac{c}{r}$$

C c des contraintes

$$\sigma_{rr} = G \varepsilon_{rr} + \frac{\nu}{(1-\nu)} (\varepsilon_{rr} + \varepsilon_{\theta\theta})$$

$$\sigma_{rr} = G \left( -\frac{A}{r} + \frac{c}{r} \right) + \frac{\nu}{(1-\nu)} C$$

# Considérations des conditions limites et des constantes

surface interne de l'épaisseur

$$\sigma_{rr}(R_1) = G \left[ -\frac{A}{R_1} + \frac{c}{(1-\nu)} \right] = -p$$

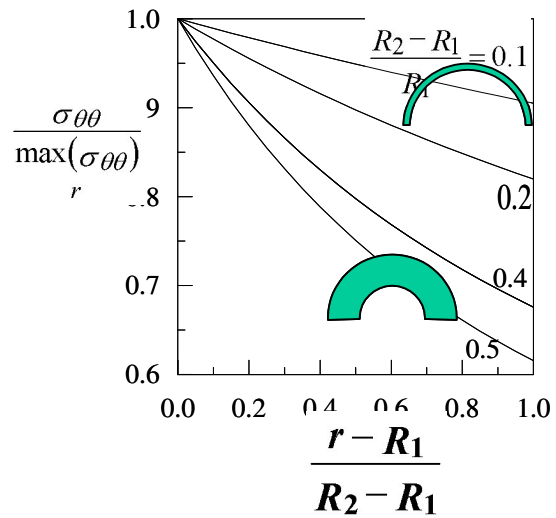
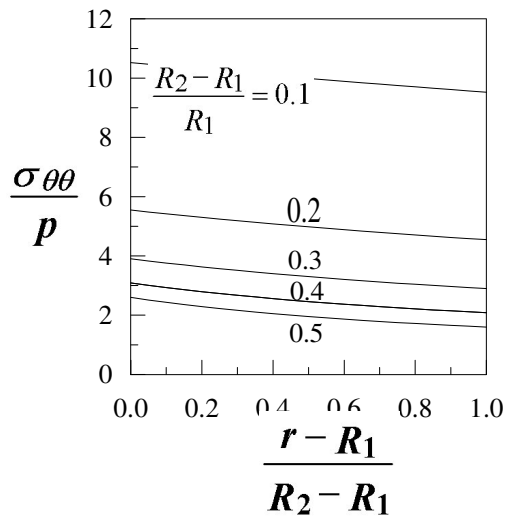
surface externe de l'épaisseur

$$\sigma_{rr}(R) = G \left[ -\frac{A}{R} + \frac{c}{(1-\nu)} \right] = 0$$

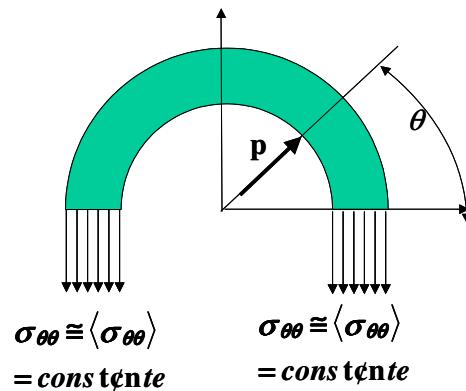
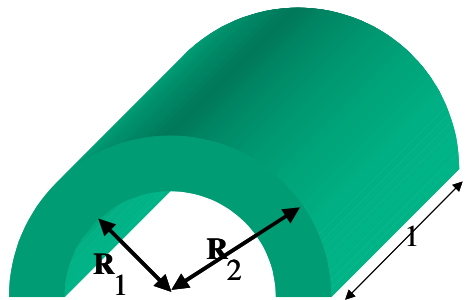
$$A \left[ \frac{1}{R_1} - \frac{1}{R} \right] = \frac{p}{G} \rightarrow A = \frac{R_1 R p}{G(R_1 - R)}$$

$$\frac{c R_1}{(1-\nu)} = \frac{-p R_1}{G}$$

$$\sigma_{\theta\theta} = G \left[ \frac{A}{r} + \frac{1}{(1-\nu)} c \right]$$

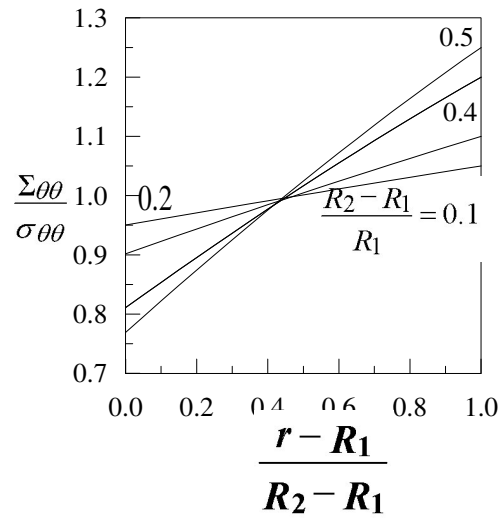


# Condition pour des petites épaisseurs



$$\sigma_{\theta\theta}(R - R_1) = \int_0^\pi p \sin \theta R_1 d\theta$$

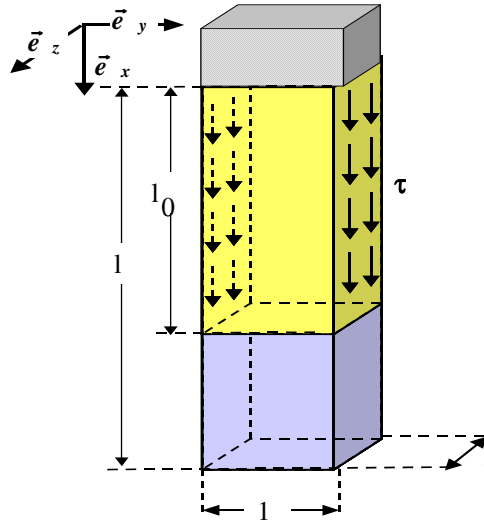
$$\sigma_{\theta\theta} = \frac{pR_1}{(R - R_1)}$$





# 1 D MÉTHODE ENERGÉTIQUE

Considérons une barre encastrée soumise à des sollicitations en cisaillement sur deux faces (figure ci contre). On néglige la gravité et les forces de volume  $\vec{f}$  sont nulles. On se propose de déterminer le champ de déplacement dans la barre.



On considère un champ de déplacement dépendant de 3 paramètres.

$$\vec{u}^{(B)} = (a_1 x + a_2 x^2 + a_3 x^3) \vec{e}_x$$

Calculez les valeurs de  $a_1$ ,  $a_2$  et  $a_3$  par application du principe des travaux virtuels des déplacements.

$$\int_{\Omega} \underline{\delta \underline{\sigma}}^{SA} : \underline{\underline{\varepsilon}} \, dv = \int_{S_u} (\underline{\delta \underline{\sigma}}^{SA} \vec{n})^T \vec{u} \, dS_{\sigma}$$

# Solution

$$\int_{\Omega} \underline{\underline{\sigma}} \delta \underline{\underline{\varepsilon}}^{CA} dv = \int_{S_{\sigma}} \vec{t}^T \delta \vec{u}^{CA} dS_{\sigma} + \int_{\Omega} \vec{f}^T \delta u^{CA} d\Omega$$

$$\delta \underline{\underline{\varepsilon}}^{CA} = \frac{1}{2} \nabla(\delta u^{CA}) + \nabla(\delta \vec{u}^{CA})^T$$

$$\int_{\Omega} \underline{\underline{\sigma}} : \underline{\underline{\delta \varepsilon}}^{CA} dv$$

$$= (a_1 l + a l + a l) (\delta a_1)$$

$$= E + a_1 l + -a l + -a l (\delta a)$$

$$+ a_1 l + -a l + -a l (\delta a)$$

### ***Le chargement imposé t***

est indépendant du choix du champ de déplacement, l'intégrale de surface s'écrit donc

$$\int_{S_{\sigma}} \vec{t}^T \delta \vec{u}^{CA} dS_{\sigma} = \tau \int_{S_{\sigma}} (\delta a_1)_x + (\delta a)_x + (\delta a)_x dS_{\sigma}$$

soit

$$\int_{S_{\sigma}} \vec{t}^T \delta \vec{u}^{CA} dS_{\sigma} = \tau \int_{S_{\sigma}} (\delta a_1)^l + (\delta a)^l + (\delta a)^l$$

### ***le principe des travaux virtuels***

conduit au système d'équations suivant :

$$(a_1 l + a l + a l) (\delta a_1)$$

$$E + a_1 l + -a l + -a l (\delta a)$$

$$+ a_1 l + -a l + -a l (\delta a)$$

$$= \tau \int_{S_{\sigma}} (\delta a_1)^l + (\delta a)^l + (\delta a)^l$$

$$\forall \delta a_1 \quad \delta a \quad \delta a$$

Ce système doit être satisfait pour toutes valeurs des variations des amplitudes  $\delta a_1$ ,  $\delta a_2$  et  $\delta a_3$ . Nous choisissons trois vecteurs particuliers  $[\delta a_1, \delta a_2, \delta a_3] = [1, 0, 0]$ ,  $[\delta a_1, \delta a_2, \delta a_3] = [0, 1, 0]$  et  $[\delta a_1, \delta a_2, \delta a_3] = [0, 0, 1]$  pour les variations des amplitudes. Ceci conduit au système d'équations suivant pour les amplitudes  $a_i$ .

$$\begin{aligned} [\delta a_1 \ \delta a_2 \ \delta a_3] &= [1 \ 0 \ 0] \rightarrow a_1 l + a_2 l + a_3 l = \tau l \quad E \\ [\delta a_1 \ \delta a_2 \ \delta a_3] &= [0 \ 1 \ 0] \rightarrow a_1 l + a_2 l + a_3 l = \tau l \quad E \\ [\delta a_1 \ \delta a_2 \ \delta a_3] &= [0 \ 0 \ 1] \rightarrow a_1 l + a_2 l + a_3 l = \tau l \quad E \end{aligned}$$

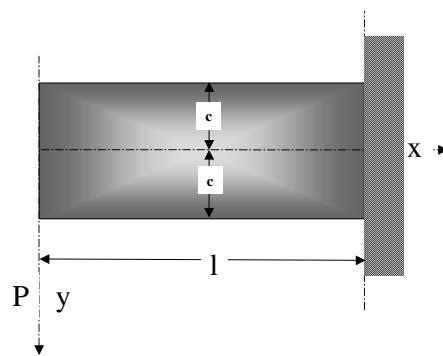
La solution du système précédent est immédiate et conduit à :

$$a_1 \ a_2 \ a_3 = \frac{l \ \tau}{E} \quad - \frac{\tau}{E}$$

# *TD6 : Elasticité plane*

Considérons une poutre console ayant une section droite rectangulaire étroite (dont nous prendrons la largeur pour unité) qui est fléchiée par une force  $P$  appliquée à son extrémité libre (figure). Démontrez que les contraintes peuvent se mettre sous la forme suivante :

$$\sigma_{xx} = -\frac{Pxy}{I} \quad \sigma_{yy} = 0 \quad \sigma_{xy} = -\frac{3P}{2\Omega} \left(1 - \frac{y}{c}\right)^2$$



où  $I$  est le moment d'inertie de la section droite et  $\Omega$  est sa section.

# Rappel

## Equations d'élasticité plane

$$\begin{aligned} \frac{\partial \sigma_{xx}}{\partial x} + \frac{\partial \sigma_{xy}}{\partial y} &= 0 \\ \frac{\partial \sigma_{xy}}{\partial x} + \frac{\partial \sigma_{yy}}{\partial y} &= 0 \end{aligned} \Leftrightarrow \sigma_{xx} = \frac{\partial^2 \Phi}{\partial y^2} \quad \sigma_{yy} = \frac{\partial^2 \Phi}{\partial x^2} \quad \sigma_{xy} = -\frac{\partial^2 \Phi}{\partial x \partial y}$$

$$\frac{\partial^2}{\partial x^2} + \frac{\partial^2}{\partial y^2} \quad \frac{\partial^2 \Phi}{\partial x^2} + \frac{\partial^2 \Phi}{\partial y^2} = \frac{\partial^4 \Phi}{\partial x^4} + 2 \frac{\partial^4 \Phi}{\partial x^2 \partial y^2} + \frac{\partial^4 \Phi}{\partial y^4} = 0$$

## Fonctions d'Airy polynômiales

$$\varphi_2(x, y) = a_2 x^2 + b_2 xy + c_2 y^2$$

$$\begin{aligned} \sigma_{xx} \quad \sigma_{xy} &= \quad 2c_2 \quad -b_2 \\ \sigma_{xy} \quad \sigma_{yy} &= \quad -b_2 \quad 2a_2 \end{aligned}$$

$$\varphi_3(x, y) = a_3 x^3 + b_3 x^2 y + c_3 x y^2 + d_3 y^3$$

$$\begin{aligned} \sigma_{xx} \quad \sigma_{xy} &= \quad 2c_3 x + 6d_3 y \quad -2b_3 x - 2c_3 y \\ \sigma_{xy} \quad \sigma_{yy} &= \quad -2b_3 x - 2c_3 y \quad 6a_3 x + 2b_3 y \end{aligned}$$

## Solution

Choisir pour la fonction d'Airy l'expression

$$\varphi(x, y) = b xy + \frac{d}{2} xy^2$$

On obtient l'expression suivante pour les contraintes

$$\sigma_{xx} = d xy \quad \sigma_{yy} = -b + \frac{d}{2} y \quad \sigma_{xy} = b + d y$$

*Pour rendre les côtés longitudinaux libres de toute force on doit avoir*

$$\sigma_{xy} \Big|_{y=-c}^{y=+c} = -b + \frac{d}{c} =$$

$$P = \int_{-c}^c \sigma_{xy} dy = \int_{-c}^c \left( -b + \frac{b}{c} y \right) dy \rightarrow b = -\frac{P}{c}$$

$$\sigma_{xx} = -\frac{Pxy}{c} \quad \sigma_{yy} = \quad \sigma_{xy} = -\frac{P}{c} \left( 1 - \frac{y}{c} \right)$$

*Si l'on note que  $\frac{2c^3}{3}$  est le moment d'inertie de la section droite et que  $2c$  est sa section  $W$ , on peut encore écrire les formules précédentes sous la forme :*

$$\sigma_{xx} = -\frac{Pxy}{I} \quad \sigma_{yy} = \quad \sigma_{xy} = -\frac{P}{\Omega} \left( 1 - \frac{y}{c} \right)$$