Université Internationale de Casablanca École d'Ingénierie Tronc Commun Ecole

TC/S5

Mécanique des Milieux Continus Lois de comportement

Pr. ESMILI

Année Universitaire: 2017/2018

Introduction

 La Mécanique des Milieux Continus a pour objet de définir les lois qui régissent le comportement de tous les milieux qui respectent l'hypothèse de continuité. Pour cela elle utilise les lois fondamentales de la mécanique basées sur la description dynamique du milieu. Pour être en conformité avec les résultats expérimentaux basés sur une description cinématique, nous serons amenés à employer les lois de comportement. Dans le cas le plus simple nous aurons à traiter des problèmes d'élasticité linéaire dans l'hypothèse des **petites** perturbations

Quelques citations et réflexions...

 Chaque matin en Afrique une gazelle se réveille. Elle sait qu'elle doit courir plus vite que le lion le plus rapide ou elle sera dévorée.

Chaque matin en Afrique un lion se réveille. Il sait qu'il doit courir plus vite que la gazelle la plus lente ou il jeunera.

Peu importe que tu sois un lion ou une gazelle, quand le soleil se lèvera, tu ferais mieux d'être déjà en train de courir.

- Il n'y a pas de vents favorables pour celui qui ne connait pas son port.
- Ce n'est pas parce que les choses sont difficiles à faire qu'on ne les fait pas, c'est parce qu'on ne les fait pas qu'elles sont difficiles.
- Chacun rêve de changer l'humanité mais personne ne pense à se changer lui-même.

LE CHÊNE ET LE ROSEAU Jean de la Fontaine

Le Chêne un jour dit au roseau : Vous avez bien sujet d'accuser la Nature ; Un Roitelet pour vous est un pesant fardeau. Le moindre vent qui d'aventure Fait rider la face de l'eau. Vous oblige à baisser la tête : Cependant que mon front, au Caucase pareil, Non content d'arrêter les rayons du soleil, Brave l'effort de la tempête. Tout vous est aquilon; tout me semble zéphir. Encore si vous naissiez à l'abri du feuillage Dont je couvre le voisinage, Vous n'auriez pas tant à souffrir : Je vous défendrais de l'orage; Mais vous naissez le plus souvent Sur les humides bords des Royaumes du vent. La Nature envers vous me semble bien injuste.

Votre compassion, lui répondit l'Arbuste, Part d'un bon naturel; mais quittez ce souci. Les vents me sont moins qu'à vous redoutables. Je plie, et ne romps pas. Vous avez jusqu'ici Contre leurs coups épouvantables Résisté sans courber le dos; Mais attendons la fin. Comme il disait ces mots. Du bout de l'horizon accourt avec furie Le plus terrible des enfants Que le Nord eût porté jusque-là dans ses flancs. L'Arbre tient bon ; le Roseau plie. Le vent redouble ses efforts, Et fait si bien qu'il déracine Celui de qui la tête au ciel était voisine, Et dont les pieds touchaient à l'empire des morts.

Mécanique des Milieux Continus

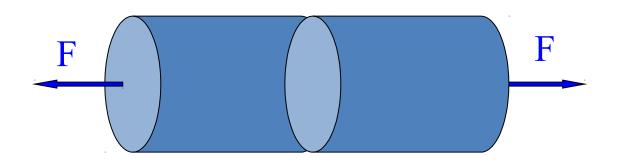
- Milieux Déformables
- II Forces de Contact
- III Contraintes
- IV Loi Fondamentale de la Dynamique
- V Déformations
- VI Relation Contraintes Déformations

Milieux Déformables

- I-1 Forces Externes et Équilibre Mécanique
- I-2 Comportement d'une Structure
- I-3 Raideur et Rigidité



I-1 Forces Externes: Équilibre Mécanique



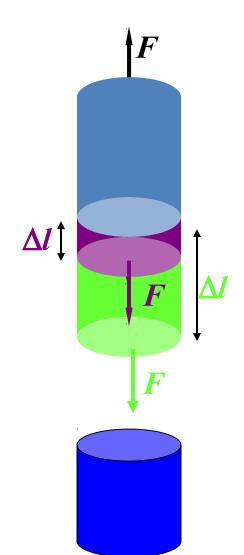
Équilibre des Forces

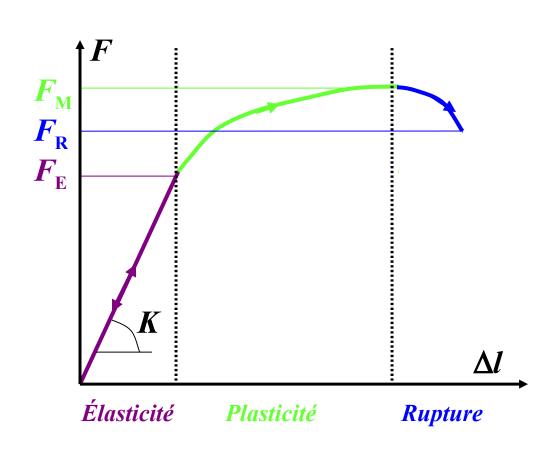
$$\sum \vec{F} = \vec{0}$$

Équilibre des Moments $\sum \vec{M} = \vec{0}$

$$\sum \vec{M} = \vec{0}$$

I-2 Comportement d'une Structure : Essai de Traction

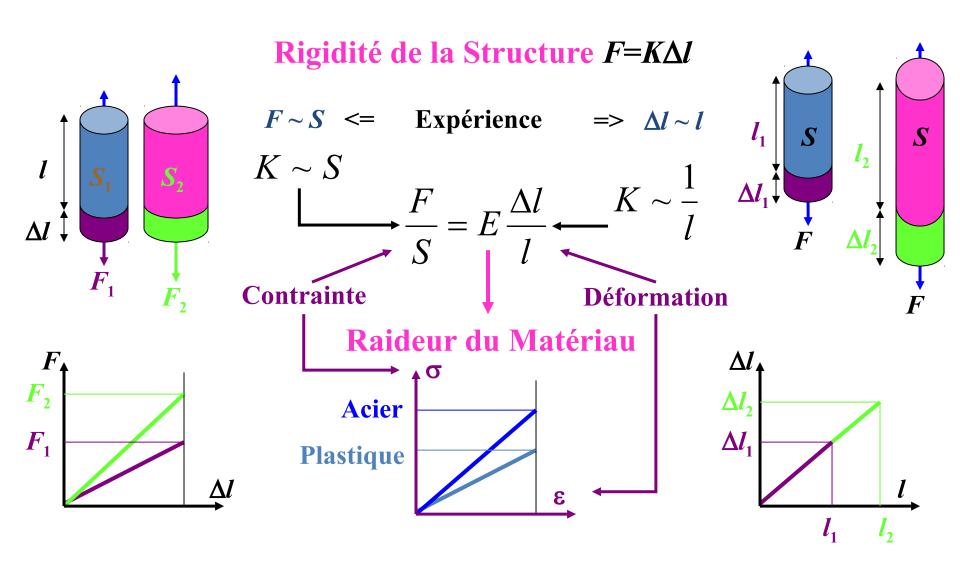




Rigidité de la Structure $F=K\Delta I$

I-3 Raideur et Rigidité :

Géométrie de la Structure et Comportement du Matériau

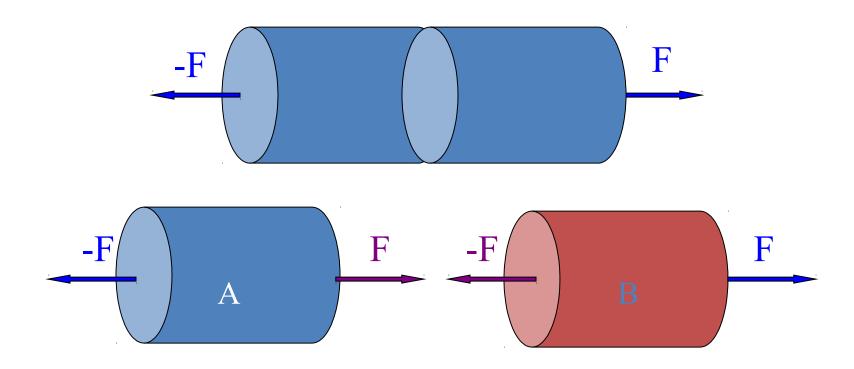


II Forces de Contact

- II-1 Forces Internes : Action et Réaction
- II-2 Forces Internes : Répartition Homogène
- II-3 Forces Internes : Répartition non Homogène
- II-4 Vecteur Contrainte : État Local

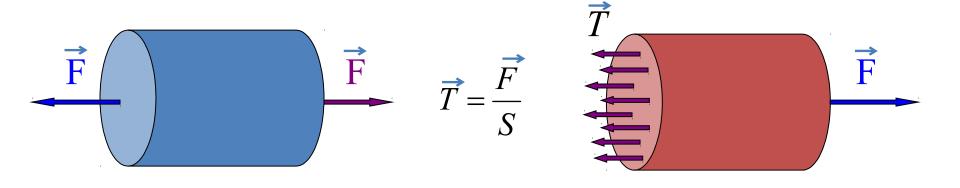


II-1 Forces Internes : Action et Réaction



F(A/B) = -F(B/A) La Résultante des Forces Internes est toujours Nulle

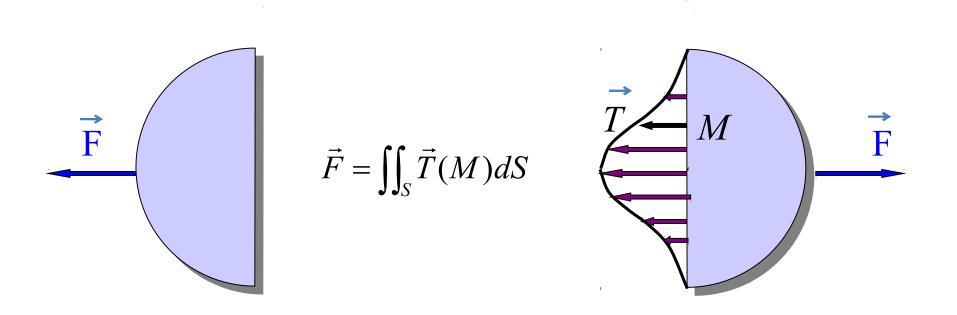
II-2 Forces Internes : Répartition Homogène



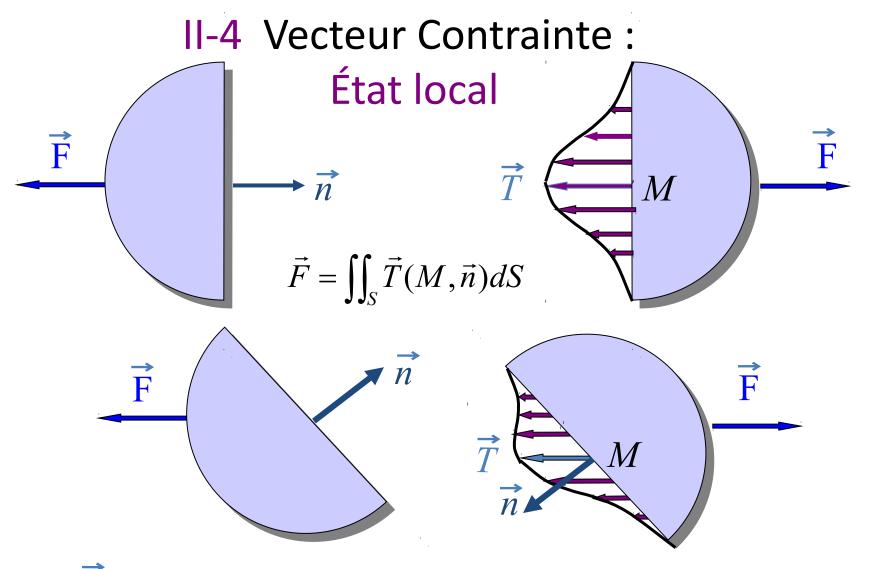
Le Vecteur Contrainte TForce par unité de Surface [MPa]

est indépendant du point dans la section S

II-3 Forces Internes : Répartition non Homogène



Le Vecteur Contrainte T dépend du point M dans la section S



T dépend : du point M dans la section S : de l'orientation \vec{n} de la section S

III Contraintes

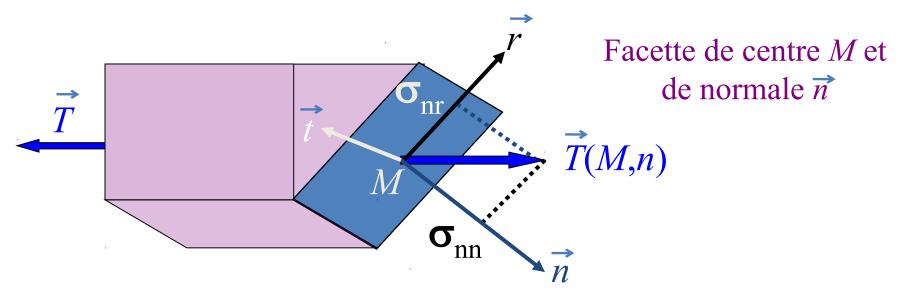
- III-1 Tenseur des Contraintes
- III-2 Représentation des Contraintes



III-1 Tenseur des Contraintes

- III-1.1 Repère local : Traction, Cisaillement
- III-1.2 Tenseur des Contraintes : Définition
- III-1.3 Tenseur des Contraintes : Symétrie
- III-1.4 Contraintes Principales et Axes Propres
- III-1.5 Sollicitations Principales
- III-1.6 Invariants du Tenseur des Contraintes
- III-1.7 Sphérique et Déviateur des Contraintes

III-1.1 Tenseur des Contraintes : Repère Local

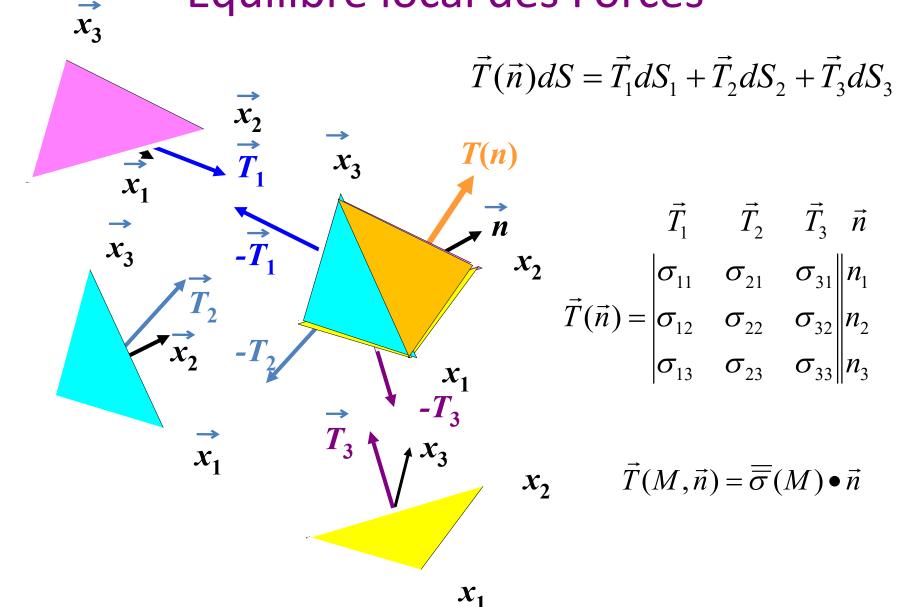


 \vec{n} , \vec{r} , \vec{T} coplanaires

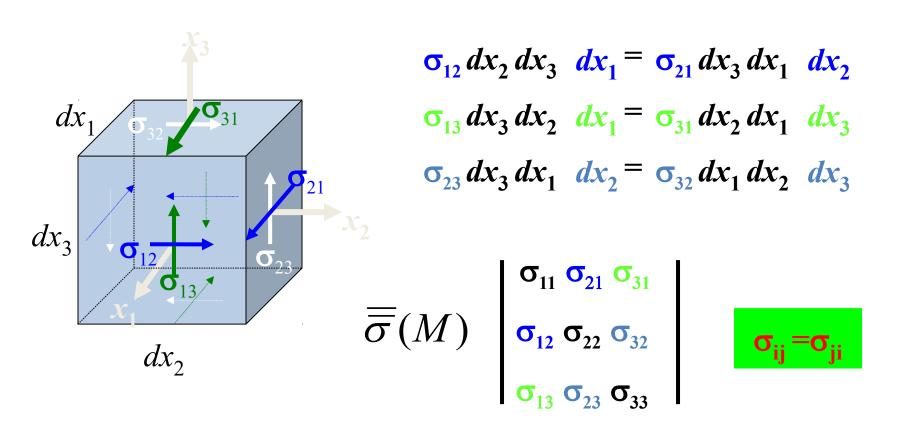
Trièdre local direct \vec{n} , \vec{r} , \vec{t}

$$\sigma_{nn} = \overrightarrow{T} \cdot \overrightarrow{n}$$
 Traction > 0 Compression <0
$$\sigma_{nr} = \overrightarrow{T} \cdot \overrightarrow{r}$$
 Cisaillement
$$\sigma_{nt} = \overrightarrow{T} \cdot \overrightarrow{t} = 0$$

III-1.2 Tenseur des Contraintes : Équilibre local des Forces



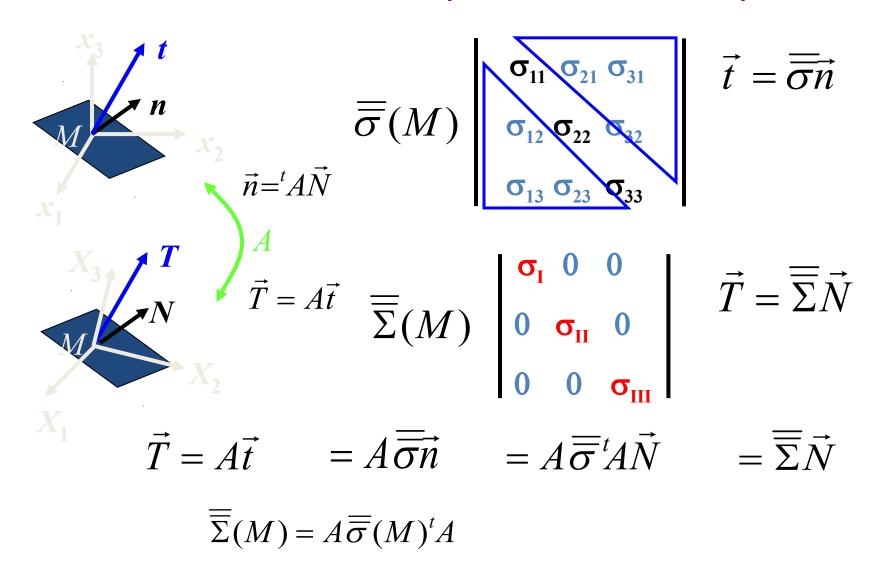
III-1.3 Tenseur des Contraintes : Équilibre local des Moments



Le Tenseur des Contraintes $\overline{\sigma}(M)$ est Symétrique

III-1.4 Tenseur des Contraintes :

Contraintes Principales et Axes Propres



III-1.5 Tenseur des Contraintes :

Sollicitations Principales Traction - Compression

Uniaxiale

$$\begin{array}{ccccc}
\sigma_1 & 0 & 0 \\
0 & 0 & 0 \\
0 & 0 & 0
\end{array}$$

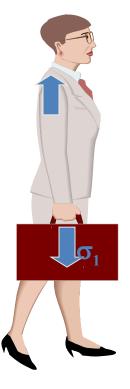
Biaxiale

$$\left| \begin{array}{ccc} \mathbf{\sigma}_1 & 0 & 0 \\ 0 & \mathbf{\sigma}_2 & 0 \\ 0 & 0 & 0 \end{array} \right|$$

Triaxiale

$$\left| \begin{array}{ccc} \sigma_1 & 0 & 0 \\ 0 & \sigma_2 & 0 \\ 0 & 0 & \sigma_3 \end{array} \right| \qquad \left| \begin{array}{cccc} -p & 0 & 0 \\ 0 & -p & 0 \\ 0 & 0 & -p \end{array} \right|$$

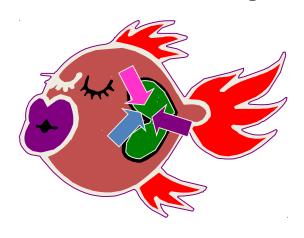
Hydrostatique





$$\sigma_1 = \sigma_2 = \sigma$$

$\overline{\overline{\sigma}} = -p\overline{\overline{\delta}}$



$$\sigma_1 = \sigma_2 = \sigma_3 = -p$$

III-1.6 Tenseur des Contraintes: Les Invariants Tensoriels

$$\overline{\overline{\Sigma}}(M) \begin{vmatrix} \sigma_{\rm I} & 0 & 0 \\ 0 & \sigma_{\rm II} & 0 \\ 0 & 0 & \sigma_{\rm III} \end{vmatrix} \qquad \overline{\overline{\sigma}}(M) \begin{vmatrix} \sigma_{11} & \sigma_{21} & \sigma_{31} \\ \sigma_{12} & \sigma_{22} & \sigma_{32} \\ \sigma_{13} & \sigma_{23} & \sigma_{33} \end{vmatrix}$$

$$I_{1} = \sigma_{I} + \sigma_{II} + \sigma_{III} = \sum \sigma_{kk} = 3 \sigma_{m} = Tr(\sigma)$$

$$I_{2} = \sigma_{I} \sigma_{II} + \sigma_{III} \sigma_{III} + \sigma_{III} \sigma_{I} = (\sigma_{11} \sigma_{22} - \sigma_{12}^{2}) + (\sigma_{11} \sigma_{33} - \sigma_{13}^{2}) + (\sigma_{22} \sigma_{33} - \sigma_{23}^{2})$$

$$I_{3} = \sigma_{I} \sigma_{III} \sigma_{III} = Det(\sigma)$$

$$\lambda^3 - I_1 \lambda^2 + I_2 \lambda - I_3 = 0$$

$$\lambda^3 - I_1 \lambda^2 + I_2 \lambda - I_3 = 0$$
 Caley-Hamilton $\overline{\overline{\sigma}}^3 - I_1 \overline{\overline{\sigma}}^2 + I_2 \overline{\overline{\sigma}} - I_3 \overline{\overline{\delta}} = \overline{\overline{0}}$

6 Composantes = 3 (Invariants ou Valeurs Propres) + 3 Angles d'Euler

III-1.7 Tenseur des Contraintes : Sphérique et Déviateur

$$\overline{\overline{\sigma}}(M) = \overline{\overline{S}} + \overline{\overline{D}} = \begin{vmatrix} \sigma_{m} & 0 & 0 \\ 0 & \sigma_{m} & 0 \\ 0 & 0 & \sigma_{m} \end{vmatrix} + \begin{vmatrix} \sigma_{11} - \sigma_{m} & \sigma_{21} & \sigma_{31} \\ \sigma_{12} & \sigma_{22} - \sigma_{m} & \sigma_{32} \\ \sigma_{13} & \sigma_{23} & \sigma_{33} - \sigma_{m} \end{vmatrix} = \frac{1}{3} \operatorname{Tr}(\overline{\overline{D}}^{2})$$

Sphérique S Tr(S)= Tr(σ)

Déviateur D Tr(D) = 0

- **σ**_m Contrainte Normale Moyenne (Traction ou Compression)
- **σ**_d Contrainte Déviatorique Moyenne (Cisaillement)
- π Tenseur des Directions $Tr(\pi)=0$ et $Tr(\pi^2)=3$

$$\overline{\overline{\sigma}}(M) = \overline{\overline{S}} + \overline{\overline{D}} = \sigma_m \overline{\overline{\delta}} + \sigma_d \overline{\overline{\pi}} = \begin{array}{c|c} \sigma_m \end{array} \begin{bmatrix} 1 & 0 & 0 \\ 0 & 1 & 0 \\ 0 & 0 & 1 \end{bmatrix} + \begin{array}{c|c} \sigma_d \end{array} \begin{bmatrix} \pi_1(\mu) & 0 & 0 \\ 0 & \pi_2(\mu) & 0 \\ 0 & 0 & \pi_3(\mu) \end{array}$$

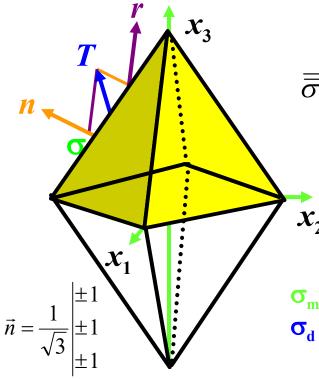
6 Composantes = $\sigma_{m} + \sigma_{d} + \mu + 3$ Angles d'Euler

III-2 Représentation des Contraintes

- III-2.1 Contraintes Octaédriques
- III-2.2 Espace des Contraintes
- III-2.3 Critères de Plasticité et de Rupture
- III-2.4 Ellipsoïde des Contraintes
- III-2.5 Cercle de Mohr Principal
- III-2.6 Cercles de Mohr
- III-2.7 Cisaillement Simple

III-2.1 Représentation des Contraintes :

Contraintes Octaédriques



$$\overline{\overline{\sigma}}(M) = \overline{\overline{S}} + \overline{\overline{D}} = {\bf \sigma_m} \begin{bmatrix} 1 & 0 & 0 \\ 0 & 1 & 0 \\ 0 & 0 & 1 \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} {\bf D}_1 & 0 & 0 \\ 0 & {\bf D}_2 & 0 \\ 0 & 0 & {\bf D}_3 \end{bmatrix}$$

Sphérique S Tr(S)= Tr(σ) Déviateur D Tr(D)= 0 $\sigma_m = \frac{1}{3} \text{Tr}(\overline{\overline{S}}) \qquad \sigma_d^2 = \frac{1}{3} \text{Tr}(\overline{\overline{D}}^2)$

$$\sigma_m = \frac{1}{3} \operatorname{Tr}(\overline{\overline{S}})$$

$$\sigma_d^2 = \frac{1}{3} \operatorname{Tr}(\overline{\overline{D}}^2)$$

 σ_m Contrainte Normale Moyenne (Traction ou Compression)

σ_d Contrainte Déviatorique Moyenne (Cisaillement)

$$\sigma_{nn} = \vec{n} \cdot \vec{T} = \vec{n} \cdot \overline{\overline{S}} \vec{n} + \vec{n} \cdot \overline{\overline{D}} \vec{n} = \frac{1}{3} \operatorname{Tr}(\overline{\overline{S}}) + \frac{1}{3} \operatorname{Tr}(\overline{\overline{D}}) = \sigma_{m} \qquad \sigma_{nn} = \sigma_{m}$$

$$\sigma_{nn} = \sigma_{m}$$

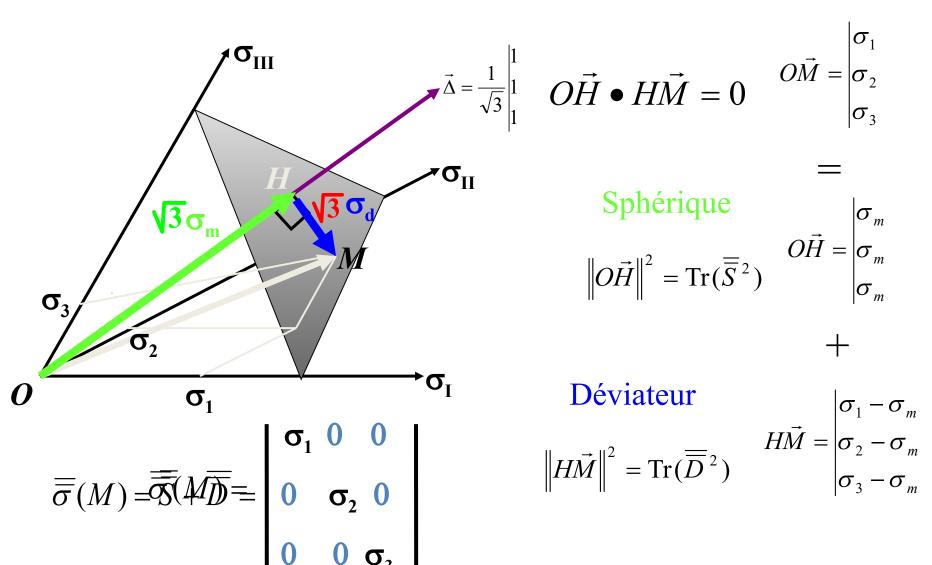
$$\sigma_{nr}^{2} = \vec{T} \cdot \vec{T} - \sigma_{nn}^{2} = \vec{n}(\overline{\overline{S}} + \overline{\overline{D}})^{2} \vec{n} - \sigma_{m}^{2} = \vec{n}(\overline{\overline{S}}^{2}) \vec{n} + 2\vec{n}(\overline{\overline{S}}\overline{D}) \vec{n} + \vec{n}(\overline{\overline{D}}^{2}) \vec{n} - \sigma_{m}^{2}$$

$$= \frac{1}{3} \operatorname{Tr}(\overline{\overline{S}}^{2}) + 2\sigma_{m} \operatorname{Tr}(\overline{\overline{D}}) + \frac{1}{3} \operatorname{Tr}(\overline{\overline{D}}^{2}) - \sigma_{m}^{2} = \sigma_{d}^{2}$$

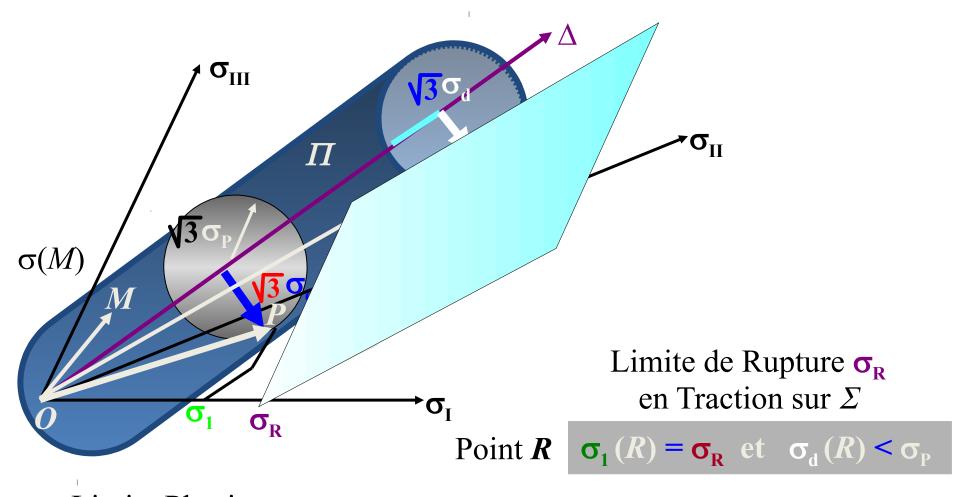
$$\sigma_{nr} = \sigma_{d}$$

III-2.2 Représentation des Contraintes :

Espace des Contraintes



III-2.3 Représentation des Contraintes : Critères de Plasticité et de Rupture

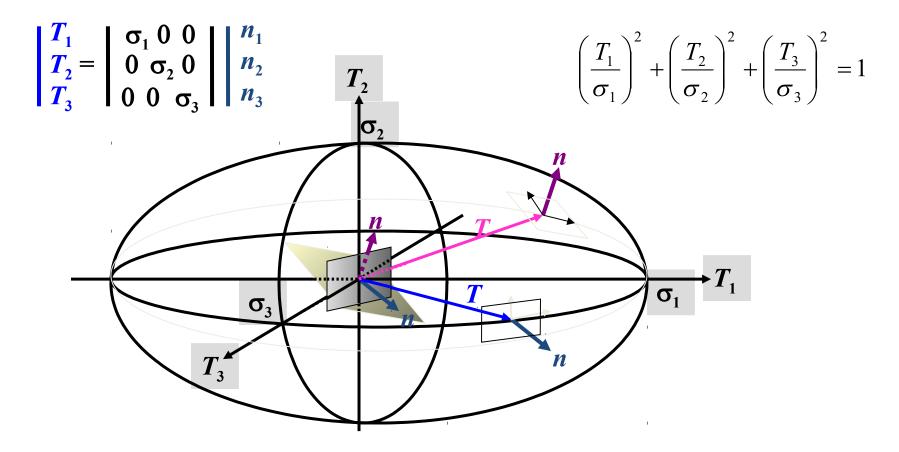


Limite Plastique en Cisaillement σ_P sur Π

Point **P**

$$\sigma_{d}(P) = \sigma_{P} \text{ et } \sigma_{1}(P) < \sigma_{R}$$

III-2.4 Représentation des Contraintes : Ellipsoïde des Contraintes de LAME



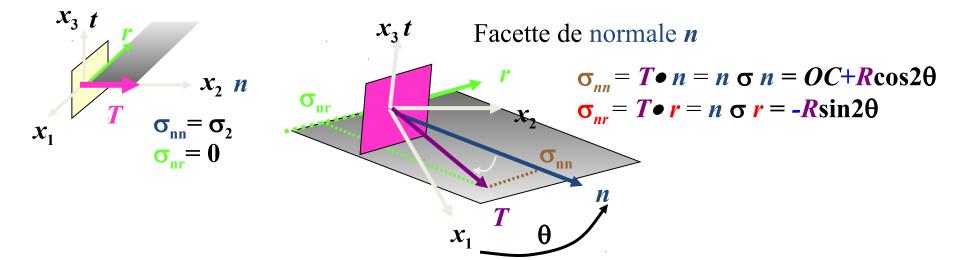
Lorsque *n* appartient à un plan principal, *T* appartient au même plan

III-2.5 Représentation des Contraintes : Cercle de Mohr Principal

Facette de normale x_1 $x_3 t$ $T \quad \sigma_{nn} = \sigma_1$ $\sigma_{nr} = 0$

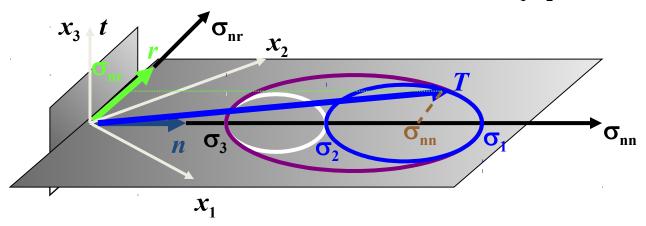
Facettes contenant la direction principale x_3 $\sigma_{nr} \quad \text{de normale } \in \text{ au plan } x_1 x_2$ $R = \frac{\sigma_1 - \sigma_2}{2}$ $\sigma_{nn} \quad \sigma_{nn}$ $\sigma_{nn} \quad \sigma_{nn}$ $\sigma_{nn} \quad \sigma_{nn}$

Facette de normale x_2



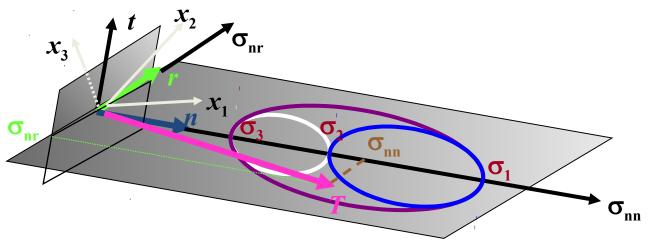
III-2.6 Représentation des Contraintes : Cercles de Mohr

Facette dont la normale n appartient à un plan principal (x_1, x_2)

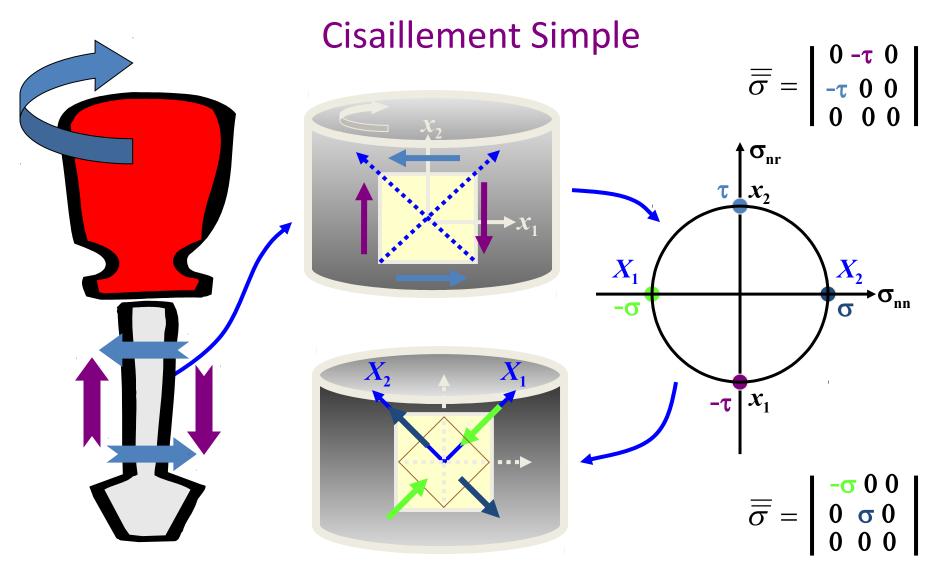


Facette dont la normale *n* n'appartient pas à un plan principal

$$\overline{\overline{\sigma}}(M) = \begin{bmatrix} \sigma_1 & 0 & 0 \\ 0 & \sigma_2 & 0 \\ 0 & 0 & \sigma_3 \end{bmatrix}$$



III-2.7 Représentation des Contraintes :



Le cisaillement est maximal sur les facettes orientées à 45° des facettes principales

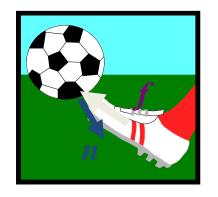
IV Loi Fondamentale de la Dynamique

- IV-1 Conditions aux Limites
- IV-2 Bilan des Forces : Équilibre Dynamique
- IV-2 Équation de l'Équilibre Dynamique
- IV-3 Exemple : Prisme pesant
- IV-4 Application : Optimisation en Compression



IV-1 Loi Fondamentale de la Dynamique :



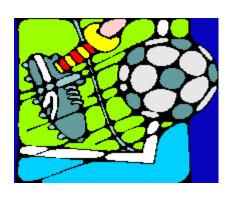


Au Point M de la Surface :

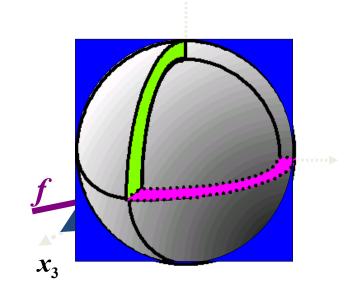
$$\overline{\overline{\sigma}}(M)\vec{n} = \vec{f}(M)$$

- *n* Normale Extérieure
- f Force Extérieure Appliquée (/ unité de surface)

$$\begin{bmatrix} \sigma_{11} & \sigma_{12} & \sigma_{13} \\ \sigma_{21} & \sigma_{22} & \sigma_{23} \\ \sigma_{31} & \sigma_{32} & \sigma_{33} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} 0 \\ 0 \\ 0 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} f_1 \\ f_2 \\ f_3 \end{bmatrix} \implies \begin{bmatrix} \sigma_{11} & \sigma_{12} f_1 \\ \sigma_{21} & \sigma_{22} f_2 \\ f_1 & f_2 & f_3 \end{bmatrix}$$



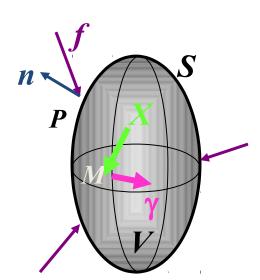
$$f = \begin{bmatrix} 0 \\ 0 \\ 0 \end{bmatrix} \implies \begin{bmatrix} \sigma_{11} & \sigma_{12} & 0 \\ \sigma_{21} & \sigma_{22} & 0 \\ 0 & 0 & 0 \end{bmatrix}$$



La normale n à une surface *libre de charge* est *direction principale* à valeur propre = 0

IV-2 Loi Fondamentale de la Dynamique :

Bilan des Forces : Équilibre Dynamique



Au Point P en Surface:

 $\overline{\overline{\sigma}}(P)\vec{n} = \vec{f}(P)$

- *n* Normale Extérieure
- f Force Extérieure Appliquée (/ unité de surface)

Au Point M en Volume :

- γ Accélération (force / unité de masse)
- X Force Extérieure Appliquée (/ unité de masse)

$$m\Gamma = \sum F = \iiint_{V} \rho \vec{\gamma} dV = \iiint_{V} \rho \vec{X} dV + \iiint_{S} \vec{f} dS$$

$$\iiint_{S} \vec{f} dS = \iiint_{S} \overline{\sigma} \vec{n} dS = \iiint_{W} \operatorname{Div}_{D} \overline{\overline{\sigma}} dV$$

Conditions aux Limites

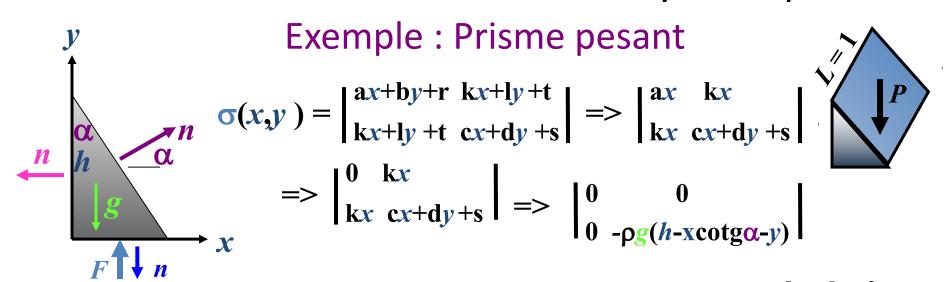
Théorème de la Divergence

$$\mathbf{Div}_{\mathbf{D}}\mathbf{\sigma} + \mathbf{\rho}\mathbf{X} = \mathbf{\rho}\mathbf{y}$$

IV-3 Loi Fondamentale de la Dynamique : Équilibre Dynamique : **Div**_D**o**

$$\mathbf{Div_{D}\sigma} = \begin{bmatrix} \frac{\partial \sigma_{11}}{\partial x_1} + \frac{\partial \sigma_{12}}{\partial x_2} & \frac{\partial \sigma_{13}}{\partial x_3} & \frac{\partial \sigma_{11}}{\partial x_1} & \frac{\partial \sigma_{11}}{\partial x_1} & \frac{\partial \sigma_{11}}{\partial x_2} & \frac{\partial \sigma_{12}}{\partial x_2} & \frac{\partial \sigma_{13}}{\partial x_3} & \frac{\partial \sigma_{11}}{\partial x_1} & \frac{\partial \sigma_{12}}{\partial x_2} & \frac{\partial \sigma_{13}}{\partial x_3} & \frac{\partial \sigma_{11}}{\partial x_1} & \frac{\partial \sigma_{12}}{\partial x_2} & \frac{\partial \sigma_{13}}{\partial x_3} & \frac{\partial \sigma_{11}}{\partial x_1} & \frac{\partial \sigma_{12}}{\partial x_2} & \frac{\partial \sigma_{13}}{\partial x_3} & \frac{\partial \sigma_{11}}{\partial x_1} & \frac{\partial \sigma_{12}}{\partial x_2} & \frac{\partial \sigma_{13}}{\partial x_3} & \frac{\partial \sigma_{11}}{\partial x_1} & \frac{\partial \sigma_{12}}{\partial x_2} & \frac{\partial \sigma_{13}}{\partial x_3} & \frac{\partial \sigma_{11}}{\partial x_1} & \frac{\partial \sigma_{12}}{\partial x_2} & \frac{\partial \sigma_{13}}{\partial x_3} & \frac{\partial \sigma_{11}}{\partial x_1} & \frac{\partial \sigma_{12}}{\partial x_2} & \frac{\partial \sigma_{13}}{\partial x_3} & \frac{\partial \sigma_{11}}{\partial x_1} & \frac{\partial \sigma_{12}}{\partial x_2} & \frac{\partial \sigma_{13}}{\partial x_3} & \frac{\partial \sigma_{11}}{\partial x_1} & \frac{\partial \sigma_{12}}{\partial x_2} & \frac{\partial \sigma_{13}}{\partial x_3} & \frac{\partial \sigma_{11}}{\partial x_1} & \frac{\partial \sigma_{12}}{\partial x_2} & \frac{\partial \sigma_{13}}{\partial x_3} & \frac{\partial \sigma_{13}}{$$

IV-4 Loi Fondamentale de la Dynamique :



C.L. en
$$x=0$$
: $\sigma(0,y) = 0 \quad \forall y$
$$\begin{vmatrix} by + r & ly + t \\ ly + t & dy + s \end{vmatrix} = \begin{vmatrix} 0 \\ 0 \end{vmatrix} = \begin{vmatrix} b & -1 & 0 \\ 0 & r = t = 0 \end{vmatrix}$$

Équilibre Statique:
$$Div_{D}\sigma + \rho X = 0$$

$$\begin{vmatrix} a \\ k+d \end{vmatrix} = \begin{vmatrix} 0 \\ \rho g \end{vmatrix} \implies a = 0$$

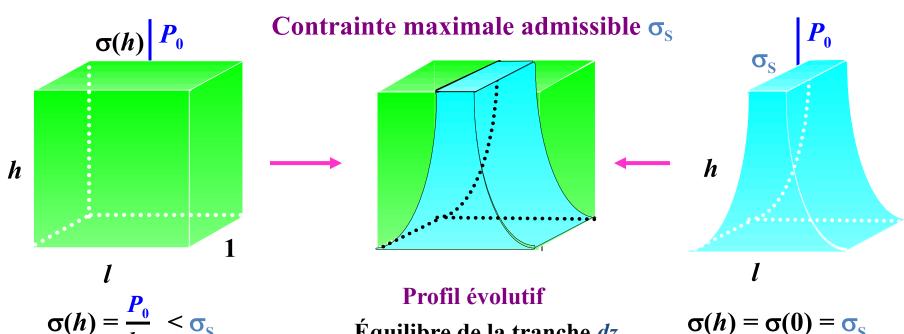
$$k+d = \rho g$$

C.L. en
$$y=h-x\cot g\alpha$$
: $\sigma(x,y)n=0$
$$\begin{vmatrix} 0 & kx \\ kx & cx+dy+s \end{vmatrix} \begin{vmatrix} \cos \alpha \\ \sin \alpha \end{vmatrix} = \begin{vmatrix} 0 \\ 0 \end{vmatrix} \Rightarrow \begin{cases} k=0, d=\rho g \\ s=-\rho gh \\ c=\rho g\cot g\alpha \end{cases}$$

C.L. en
$$y=0$$
: $F = \int_{0}^{htg\alpha} (x,0)nd = \rho g \int_{0}^{htg\alpha} \left| \frac{htg\alpha}{(h-x\cot g\alpha)} dx \right| = \left| \frac{1}{2} \rho g h \right| htg\alpha = \left| \frac{0}{P} \right|$

IV-5 Loi Fondamentale de la Dynamique :

Application: Optimisation en Compression

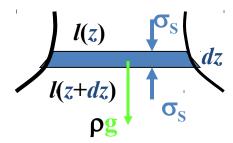


$$P = \rho g h l$$

$$\sigma(0) = \frac{P_0 + P}{l} = \sigma_S$$

$$\sigma(0) = \sigma(h) + \rho g h$$

Équilibre de la tranche dz



$$\sigma_{\rm S} l(z) + \rho g l(z) dz = \sigma_{\rm S} l(z+dz)$$

$$\sigma(h) = \sigma(0) = \sigma_{\rm S}$$

$$l(z) = l e^{-\frac{\rho g}{\sigma_S} z}$$

- V-1.1 Robert Hooke
- V-1.2 Translation, Rotation et Déformation
- V-1.3 Conservation de la Masse
- V-1.4 Champ de déplacement
- V-1.5 Exemple : le Glissement Simple
- V-1.6 Les Grandes Déformations
- V-1.7 Petites Déformations et Superposition
- V-1.8 Séparer Rotation et Déformation
- V-1.9 Continuité et Compatibilité des Déformations

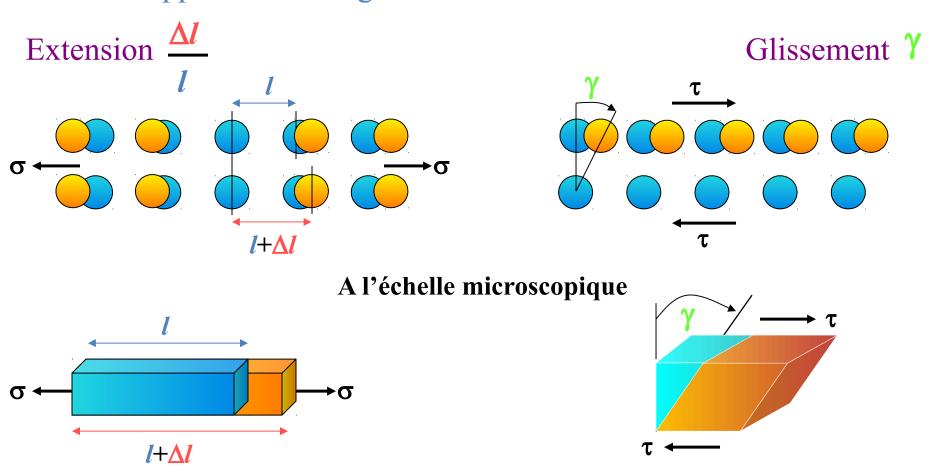
V Déformations

- V-1 Tenseur des Déformations
- V-2 Représentation des Déformations



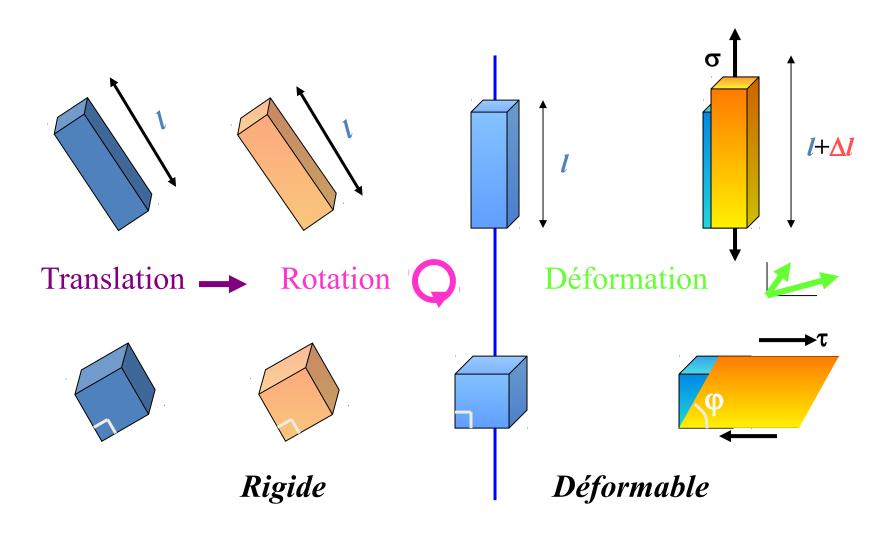
Robert Hooke

Pour supporter un chargement un milieu matériel doit se déformer



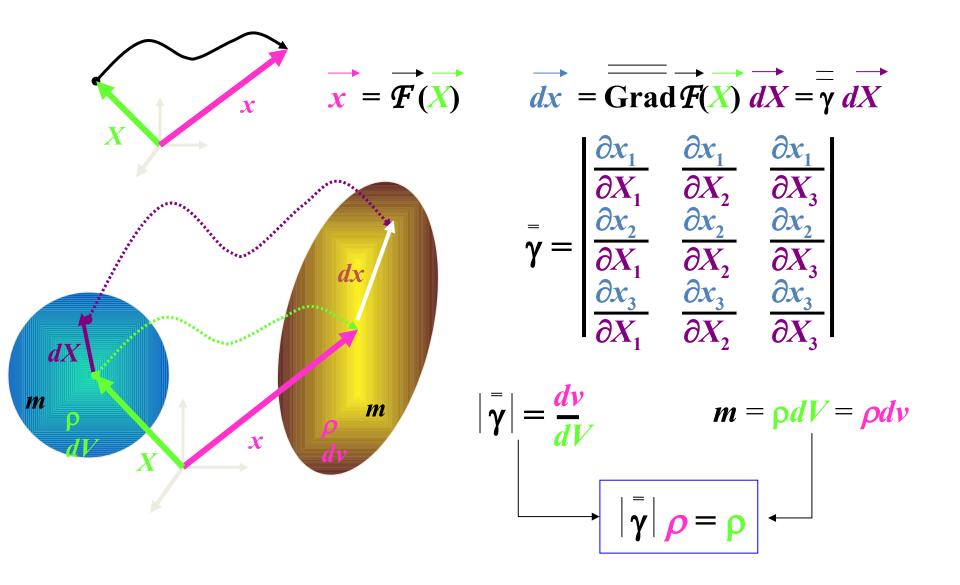
A l'échelle macroscopique

Translation, Rotation et Déformation

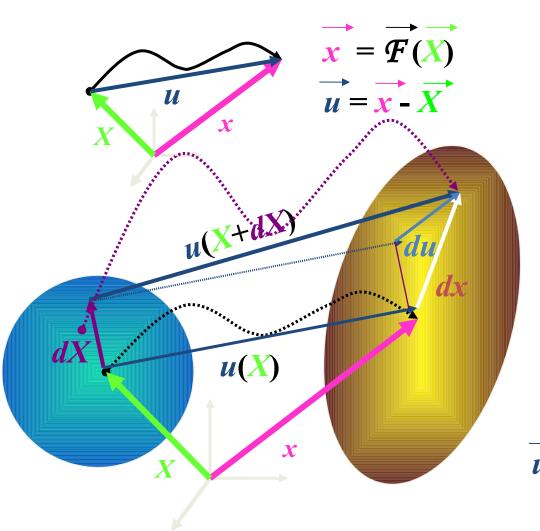


Seule la Déformation modifie les Longueurs et les Angles

Conservation de la Masse le tenseur gradient



Champ de Déplacement



$$\overrightarrow{dx} = \overrightarrow{\gamma} \overrightarrow{dX}$$

$$\overrightarrow{du} = (\overrightarrow{\gamma} - \overleftarrow{\delta}) \overrightarrow{dX} = \overrightarrow{G}(\overrightarrow{X}) \overrightarrow{dX}$$

$$\overline{\overline{\mathbf{G}}} = \begin{bmatrix} \frac{\partial u_1}{\partial X_1} & \frac{\partial u_1}{\partial X_2} & \frac{\partial u_1}{\partial X_3} \\ \frac{\partial u_2}{\partial X_1} & \frac{\partial u_2}{\partial X_2} & \frac{\partial u_2}{\partial X_3} \\ \frac{\partial u_3}{\partial X_1} & \frac{\partial u_3}{\partial X_2} & \frac{\partial u_3}{\partial X_3} \end{bmatrix}$$

Tenseur Gradient de Déplacement

$$\overrightarrow{u}(\overrightarrow{X}+\overrightarrow{dX}) = \overrightarrow{u}(\overrightarrow{X}) + \overrightarrow{G}(\overrightarrow{X}) \overrightarrow{dX}$$

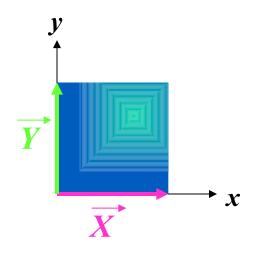
Translation + Rotation Déformation

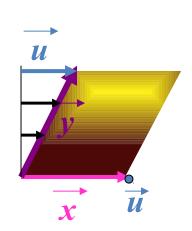
Exemple: Glissement Simple

$$\frac{1}{\gamma} = \begin{vmatrix} 1 & \gamma & 0 \\ 0 & 1 & 0 \\ 0 & 0 & 1 \end{vmatrix} = \frac{1}{\delta} + \frac{1}{G} = \begin{vmatrix} 1 & 0 & 0 \\ 0 & 1 & 0 \\ 0 & 0 & 1 \end{vmatrix} + \begin{vmatrix} 0 & \gamma & 0 \\ 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 \end{vmatrix} \qquad \frac{1}{u} = \frac{1}{G} = \frac{1}{X}$$

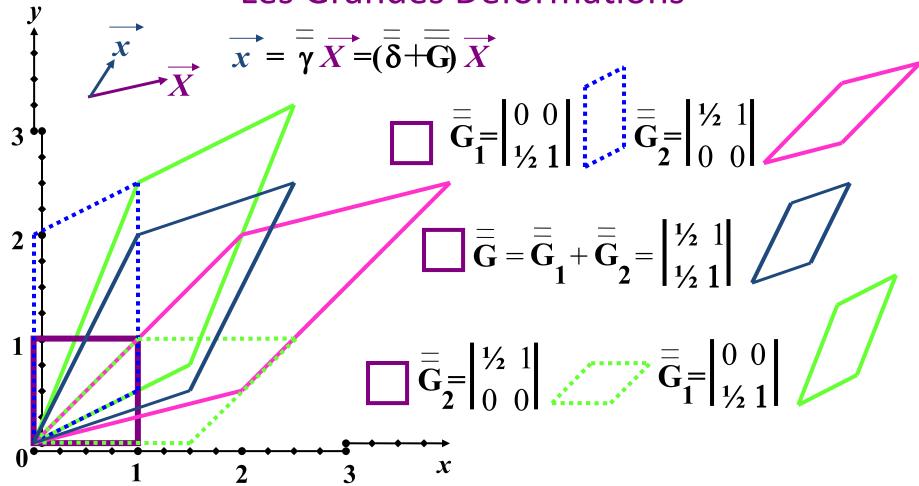
$$\overrightarrow{X} = \begin{bmatrix} \overrightarrow{X} \\ 0 \\ 0 \end{bmatrix} \overrightarrow{x} = \begin{bmatrix} \overrightarrow{X} \\ 0 \\ 0 \end{bmatrix} \overrightarrow{u} = \begin{bmatrix} 0 \\ 0 \\ 0 \end{bmatrix}$$

$$\overrightarrow{X} = \begin{bmatrix} \overrightarrow{X} \\ 0 \\ 0 \end{bmatrix} \overrightarrow{x} = \begin{bmatrix} \overrightarrow{X} \\ 0 \\ 0 \end{bmatrix} \overrightarrow{u} = \begin{bmatrix} 0 \\ 0 \\ 0 \end{bmatrix} \qquad \overrightarrow{Y} = \begin{bmatrix} 0 \\ Y \\ 0 \end{bmatrix} \overrightarrow{y} = \begin{bmatrix} \gamma Y \\ Y \\ 0 \end{bmatrix} \qquad \overrightarrow{u} = \begin{bmatrix} \gamma Y \\ 0 \\ 0 \end{bmatrix}$$



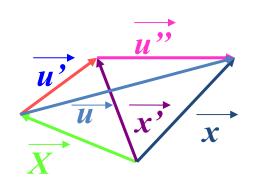


Les Grandes Déformations



Les Grandes Déformations ne sont pas Additives

Petites Déformations et Superposition



$$\overrightarrow{x'} = \overrightarrow{\gamma'} \overrightarrow{X} = (\overline{\delta} + \overline{G}) \overrightarrow{X}$$
 $\overrightarrow{u'} = \overline{G} \overrightarrow{X}$

$$\overrightarrow{u}' = \overrightarrow{G}' \overrightarrow{X}$$

$$\overrightarrow{x} = \overrightarrow{\gamma}''\overrightarrow{x'} = (\overline{\delta} + \overline{G}'')\overrightarrow{x'} \qquad \overrightarrow{u''} = \overline{G}''\overrightarrow{x'}$$

$$\overrightarrow{u}$$
, $= \overrightarrow{G}$, \overrightarrow{x}

$$\overrightarrow{x} = \overrightarrow{\gamma} \overrightarrow{X} = (\overline{\delta} + \overline{G}) \overrightarrow{X}$$
 $\overrightarrow{u} = \overline{G} \overrightarrow{X}$

$$\overrightarrow{u} = \overrightarrow{\overline{G}} \overrightarrow{X}$$

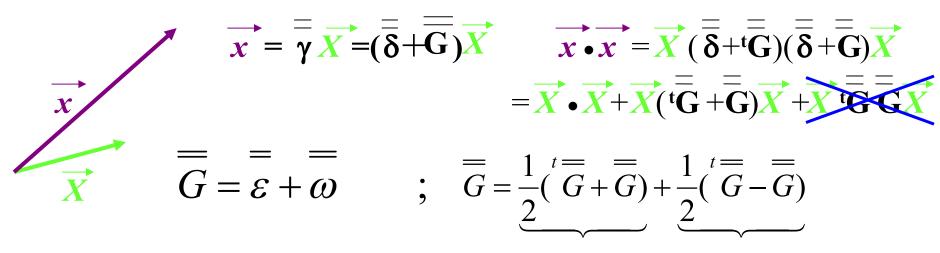
$$\overrightarrow{x} = \overrightarrow{\varphi}''\overrightarrow{x'} = (\overline{\delta} + \overline{G}'')\overrightarrow{x'} = (\overline{\delta} + \overline{G}'')(\overline{\delta} + \overline{G}')\overrightarrow{X} = \overrightarrow{X} + (\overline{G}'' + \overline{G}'' + \overline{G}'')\overrightarrow{X}$$

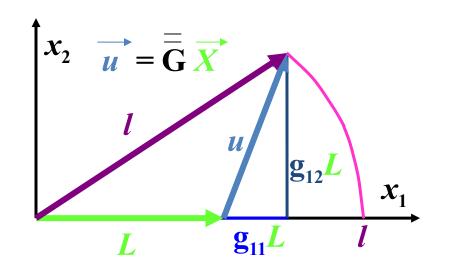
$$= \overline{G} = \overline{G}'' + \overline{G}' + \overline{G}'' = \overline{G}''$$

$$|G_{ij}| < 1\%$$
 \Rightarrow $\overline{\overline{G}} \approx \overline{\overline{G}}$ " $+ \overline{\overline{G}}$ "

Principe de Superposition : les Petites Déformations sont Additives

Séparer Rotation et Déformation





$$l^{2} = L^{2}(1+\mathbf{g}_{11})^{2}+(\mathbf{g}_{12}L)^{2}$$

$$l = L\sqrt{\{(1+\mathbf{g}_{11})^{2}+\mathbf{g}_{12}^{2}\}}$$

$$l \approx L(1+\mathbf{g}_{11})$$

$$\overrightarrow{U}(\overrightarrow{X} + \overrightarrow{dX}) = \overrightarrow{U}(\overrightarrow{X}) + d\overrightarrow{U} = \overrightarrow{U}(\overrightarrow{X}) + \overrightarrow{G}.\overrightarrow{dX}$$

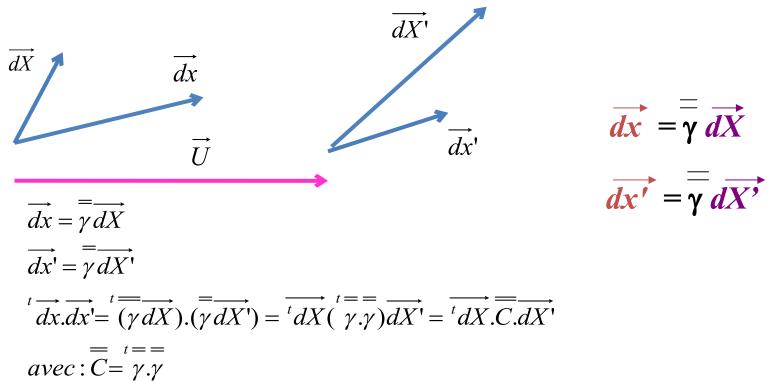
$$\overrightarrow{T} = \underbrace{\frac{1}{2}(\overrightarrow{G} + \overrightarrow{G})}_{tenseur symetrique} + \underbrace{\frac{1}{2}(\overrightarrow{G} - \overrightarrow{G})}_{tenseur antisymetrique} = \underbrace{\frac{1}{2}(\overrightarrow{G} - \overrightarrow{G})}_{tenseur antisymetrique} = \underbrace{\frac{1}{2}(\overrightarrow{G} + \overrightarrow{G})}_{tenseur an$$

Dans la suite de ce cours, nous nous interesserons qu'au tenseur des déformations pures : ε

Comme la notion de contrainte, la notion de déformation ne peut être décrite par la donnée d'un simple vecteur.

Pour la définir, il faut se donner un point et une direction.

C'est une notion tensorielle. L'état de déformation en un point, tout comme l'état de contrainte, se définit alors par un tenseur. Ce tenseur est symétrique d'ordre 2 et qui sera représentée par une matrice symétrique d'ordre 3.



 \bar{C} est un tenseur symétrique comme on peut le vérifier facilement en le comparant à sa transposée.

On l'appelle tenseur de Cauchy Green.

On peut l'exprimer en fonction du tens eur gradient déplacement:

$$\overline{C} = {}^{t}\overline{\gamma}.\overline{\gamma}$$

$$\overline{C} = {}^{t}\overline{\gamma}.\overline{\gamma} = {}^{t}(\overline{G} + \overline{\delta}).(\overline{G} + \overline{\delta}) = ({}^{t}\overline{G} + \overline{\delta}).(\overline{G} + \overline{\delta}) = \overline{\delta} + \overline{G} + {}^{t}\overline{G} + \overline{G}.{}^{t}\overline{G}$$

$${}^{t}\overrightarrow{dx}.\overrightarrow{dx'} - {}^{t}\overrightarrow{dX}.\overrightarrow{dX'} = {}^{t}\overrightarrow{dX}.\overline{C}.\overrightarrow{dX'} - {}^{t}\overrightarrow{dX}.\overrightarrow{dX'} = {}^{t}\overrightarrow{dX}.\overline{C}.\overline{dX'}$$

$${}^{t}\overrightarrow{dx}.\overrightarrow{dx'} - {}^{t}\overrightarrow{dX}.\overrightarrow{dX'} = {}^{t}\overrightarrow{dX}.\overline{C}.\overline{dX'} - {}^{t}\overrightarrow{dX}.\overrightarrow{dX'} = {}^{t}\overrightarrow{dX}.\overline{C}.\overline{dX'}$$

$${}^{t}\overrightarrow{dx}.\overrightarrow{dx'} - {}^{t}\overrightarrow{dX}.\overrightarrow{dX'} = {}^{t}\overrightarrow{dX}.\overline{C}.\overline{dX'} - {}^{t}\overrightarrow{G}.\overline{G}).\overline{dX'}$$

$$E = \frac{1}{2} (G \vec{E} + {}^t G \vec{E} + G$$

$$|\overrightarrow{dx}.\overrightarrow{dx'}-\overrightarrow{dX}.\overrightarrow{dX'}| = |\overrightarrow{dX}.\overrightarrow{(\overline{G}}+\overline{\overline{G}}+\overline{\overline{G}}-\overline{\overline{G}}| = |\overrightarrow{\overline{G}}-\overline{\overline{G}}| = |\overrightarrow{\overline{dX}}.\overrightarrow{\overline{C}}-\overrightarrow{\overline{C}}| = |\overrightarrow{\overline{C}}-\overrightarrow{\overline{C}}-\overrightarrow{\overline{C}}| = |\overrightarrow{\overline{C}}-\overrightarrow{\overline{C}}-\overrightarrow{\overline{C}}-\overrightarrow{\overline{C}}| = |\overrightarrow{\overline{C}}-\overrightarrow$$

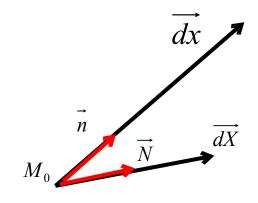
$$\bar{\bar{E}} \approx \frac{1}{2} (\bar{\bar{G}} + {}^t \bar{\bar{G}}) = \bar{\bar{\epsilon}}$$
 $\varepsilon_{ij} = \frac{1}{2} (G_{ij} + G_{ji})$

$$\varepsilon_{ij} = \frac{1}{2}(G_{ij} + G_{ji}) \ pour \ i \neq j \quad et \quad \varepsilon_{ii} = G_{ii} \quad ou \ encore$$
:

$$\varepsilon_{ij} = \frac{1}{2} \left(\frac{\partial u_i}{\partial X_j} + \frac{\partial u_j}{\partial X_i} \right) pour \ i \neq j \quad et \quad \varepsilon_{ii} = \frac{\partial u_i}{\partial X_i}$$

Dilatation en M_0 dans la direction N:

$$\overrightarrow{dX} = dX. \overrightarrow{N}$$
 et $\overrightarrow{dx} = dx. \overrightarrow{n}$



On définit l'allongement (ou dilatation linéaire) au point M₀, dans la direction N :

$$\varepsilon(\mathbf{M}_0; \overrightarrow{N}) = \frac{dx - dX}{dX};$$

C'est la variation relative de la longueur du segment initial dans la direction choisie.

$$(dx)^{2} = \overrightarrow{t} dx. \overrightarrow{dx} = \overrightarrow{t} dX. \overrightarrow{C}. \overrightarrow{dX} = (dX)^{2}. \overrightarrow{N}. \overrightarrow{C}. \overrightarrow{N}$$

$$dx = dX. \sqrt{\overrightarrow{N}. \overrightarrow{C}. \overrightarrow{N}}$$

d'où:

$$\varepsilon(M_0; \overrightarrow{N}) = \frac{dx - dX}{dX} = \frac{dx}{dX} - 1 = \sqrt{t \overrightarrow{N} \cdot \overrightarrow{C} \cdot \overrightarrow{N}} - 1 = \sqrt{1 + 2 \cdot \overrightarrow{N} \cdot \overrightarrow{E} \cdot \overrightarrow{N}} - 1$$

par exemple: (petites déformations)

$$\varepsilon(M_0, \overrightarrow{E_1}) = \sqrt{1 + 2 \cdot \overrightarrow{E_1} \cdot \overrightarrow{E_1} \cdot \overrightarrow{E_1}} - 1 = \sqrt{1 + 2 \cdot \varepsilon_{11}} - 1 \approx \varepsilon_{11}$$

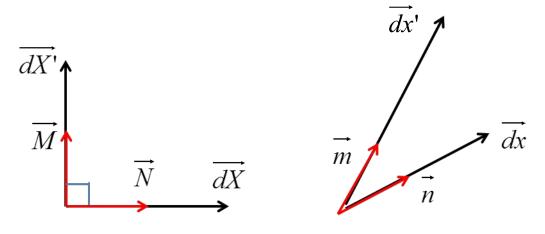
$$\varepsilon(M_0, \overrightarrow{E_2}) = \sqrt{1 + 2 \cdot \overrightarrow{E_2} \cdot \overrightarrow{E_2} \cdot \overrightarrow{E_2}} - 1 = \sqrt{1 + 2 \cdot \varepsilon_{22}} - 1 \approx \varepsilon_{22}$$

$$\varepsilon(M_0, \overrightarrow{E_3}) = \sqrt{1 + 2 \cdot \overrightarrow{E_3} \cdot \overrightarrow{E} \cdot \overrightarrow{E_3}} - 1 = \sqrt{1 + 2 \cdot \varepsilon_{33}} - 1 \approx \varepsilon_{33}$$

Glissement ou distorsion angulaire:

On définit le glissement (ou distorsion angulaire) au point M_0 dans les directions initialement perpendiculaires \overrightarrow{N} et \overrightarrow{M} :

$$\gamma(M_0; \overrightarrow{N}, \overrightarrow{M}) = \frac{\pi}{2} - (\overrightarrow{n}, \overrightarrow{m})$$



$$or: \frac{dx}{dX} = \sqrt{t} \overrightarrow{N.C.N} \quad et \quad \frac{dx'}{dX'} = \sqrt{t} \overrightarrow{M.C.N} \quad donc:$$

$$\gamma(\overrightarrow{N}, \overrightarrow{M}) = \arcsin \frac{\overrightarrow{N}. \overrightarrow{C}. \overrightarrow{M}}{\sqrt{t \overrightarrow{N}. \overrightarrow{C}. \overrightarrow{N}} \sqrt{t \overrightarrow{M}. \overrightarrow{C}. \overrightarrow{N}}} = \arcsin \frac{2 \cdot \overrightarrow{N}. \overrightarrow{E}. \overrightarrow{M}}{(1 + \varepsilon(\overrightarrow{N}))(1 + \varepsilon(\overrightarrow{M}))}$$

par exemple et pour les petites déformations :

$$\gamma(\overrightarrow{E_1}, \overrightarrow{E_2}) = \arcsin \frac{2 \cdot \overrightarrow{E_1} \cdot \overrightarrow{E_2}}{(1 + \varepsilon(\overrightarrow{E_1}))(1 + \varepsilon(\overrightarrow{E_2}))} \approx \frac{2\varepsilon_{12}}{(1 + \varepsilon_{11})(1 + \varepsilon_{22})} \approx \frac{2\varepsilon_{12}}{1 + \varepsilon_{11} + \varepsilon_{22}} \approx 2\varepsilon_{12}$$

$$\gamma(\overrightarrow{E_1}, \overrightarrow{E_2}) = \arcsin \frac{2 \cdot \overrightarrow{E_1} \cdot \overline{E} \cdot \overrightarrow{E_2}}{(1 + \varepsilon(\overrightarrow{E_1}))(1 + \varepsilon(\overrightarrow{E_2}))} \approx \frac{2\varepsilon_{12}}{(1 + \varepsilon_{11})(1 + \varepsilon_{22})} \approx \frac{2\varepsilon_{12}}{1 + \varepsilon_{11} + \varepsilon_{22}} \approx 2\varepsilon_{12}$$

$$\gamma(\overrightarrow{E_2}, \overrightarrow{E_3}) = \arcsin \frac{2 \cdot \overrightarrow{E_2} \cdot \overrightarrow{E} \cdot \overrightarrow{E}}{(1 + \varepsilon(\overrightarrow{E_2}))(1 + \varepsilon(\overrightarrow{E_3}))} \approx \frac{2\varepsilon_{23}}{(1 + \varepsilon_{22})(1 + \varepsilon_{33})} \approx \frac{2\varepsilon_{23}}{1 + \varepsilon_{22} + \varepsilon_{33}} \approx 2\varepsilon_{23}$$

$$\gamma(\overrightarrow{E_3}, \overrightarrow{E_1}) = \arcsin \frac{2 \cdot \overrightarrow{E_3} \cdot \overrightarrow{E} \cdot \overrightarrow{E_1}}{(1 + \varepsilon(\overrightarrow{E_3}))(1 + \varepsilon(\overrightarrow{E_1}))} \approx \frac{2\varepsilon_{31}}{(1 + \varepsilon_{33})(1 + \varepsilon_{11})} \approx \frac{2\varepsilon_{31}}{1 + \varepsilon_{33} + \varepsilon_{11}} \approx 2\varepsilon_{12}$$

$$\vec{\varepsilon} = \begin{pmatrix} \varepsilon(M_0, \overrightarrow{E_1}) & \frac{1}{2}\gamma(M_0, \overrightarrow{E_1}, \overrightarrow{E_2}) & \frac{1}{2}\gamma(M_0, \overrightarrow{E_1}, \overrightarrow{E_3}) \\ \frac{1}{2}\gamma(M_0, \overrightarrow{E_2}, \overrightarrow{E_1}) & \varepsilon(M_0, \overrightarrow{E_2}) & \frac{1}{2}\gamma(M_0, \overrightarrow{E_2}, \overrightarrow{E_3}) \\ \frac{1}{2}\gamma(M_0, \overrightarrow{E_3}, \overrightarrow{E_1}) & \frac{1}{2}\gamma(M_0, \overrightarrow{E_3}, \overrightarrow{E_2}) & \varepsilon(M_0, \overrightarrow{E_3}) \end{pmatrix} = \begin{pmatrix} \varepsilon_{11} & \varepsilon_{12} & \varepsilon_{13} \\ \varepsilon_{21} & \varepsilon_{22} & \varepsilon_{23} \\ \varepsilon_{31} & \varepsilon_{32} & \varepsilon_{33} \end{pmatrix}$$

Lois de Comportement en élasticité Lois de Hooke et Lois de Lamé

Le solide est supposé homogène, isotrope, ne subissant pas de variation de température et sans contraintes initiales (ou résiduelles). Les déplacements et leurs variations dans l'espace (les déformations) sont supposés très faibles devant l'unité. Les déformations sont donc additives.

2 expériences fondamentales:



E: module de Young ou module d'élasticité longitudinal; ν : est le coefficient de POISSON $0 < \nu < 0.5$

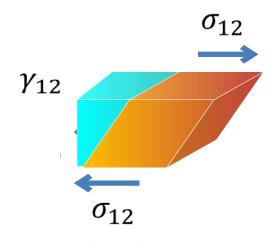
$$\varepsilon_{11} = \frac{\Delta l}{l}$$

 $\varepsilon_{11} = \frac{\sigma_{11}}{F}$: déformation dans la direction 1 Mais il y a aussi des déformations dans les directions perpendiculaires à 1: 2 et 3 L'expérience montre que ces déformations sont proportionnelles à : ε_{11} $\varepsilon'_2 = -\nu$. $\varepsilon_{11} = -\frac{\nu}{E} \sigma_{11}$: (déformation dans la direction 2)

$$\varepsilon'_3 = -\nu$$
. $\varepsilon_{11} = -\frac{\nu}{E} \sigma_{11}$: (déformation dans la direction 3)

Lois de Comportement en élasticité Lois de Hooke et Lois de Lamé

<u>2^{ème} expérience</sup>:</u>



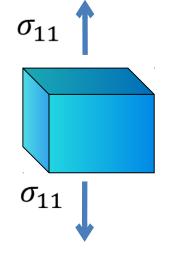
$$\gamma_{12} = G. \ \sigma_{12} = 2. \ \varepsilon_{12} = \frac{2(1+\nu)}{E} \ \sigma_{12}$$

$$G = \frac{2(1+\nu)}{E}$$
 est le coefficient d'élasticité transversal;

$$\varepsilon_{ij} = \frac{1+\nu}{E} \ \sigma_{ij}$$

Lois de Comportement en élasticité Lois de Hooke et Lois de Lamé

Soit un solide subissant les les 3 états de contraintes suivants dans la base principale des contraintes:



$$\varepsilon'_{1} = \frac{\sigma_{11}}{E}$$

$$\varepsilon''_{2} = \frac{\sigma_{22}}{E}$$

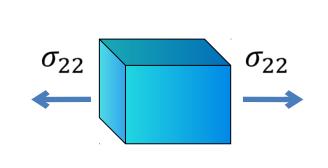
$$\varepsilon'_{2} = -\nu \cdot \varepsilon_{11} = -\frac{\nu}{E} \sigma_{11}$$

$$\varepsilon''_{1} = -\nu \cdot \varepsilon_{22} = -\frac{\nu}{E} \sigma_{22}$$

$$\varepsilon'_{3} = -\nu \cdot \varepsilon_{11} = -\frac{\nu}{E} \sigma_{11}$$

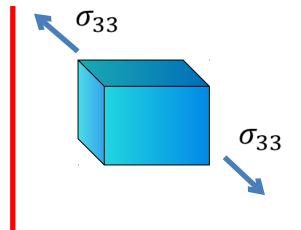
$$\varepsilon''_{3} = -\nu \cdot \varepsilon_{22} = -\frac{\nu}{E} \sigma_{22}$$

$$\varepsilon'_3 = -\nu$$
. $\varepsilon_{11} = -\frac{\nu}{E} \sigma_{11}$



$$\varepsilon''_{1} = -\nu. \, \varepsilon_{22} = -\frac{\nu}{E} \, \sigma_{22}$$

$$\varepsilon''_{3} = -\nu. \, \varepsilon_{22} = -\frac{\nu}{E} \, \sigma_{22}$$



$$\varepsilon'''_{3} = \frac{\sigma_{33}}{E}$$

$$\varepsilon'''_{2} = -\nu. \, \varepsilon_{33} = -\frac{\nu}{E} \, \sigma_{33}$$

$$\varepsilon'''_{1} = -\nu. \, \varepsilon_{33} = -\frac{\nu}{E} \, \sigma_{33}$$

Superposons les 3 états de contraintes (1), (2) et (3) et ajoutons les déformations respectivement dans la direction (1), la direction (2) et la direction (3):

$$\varepsilon_{11} = \frac{\sigma_{11}}{E} - \frac{\nu}{E} \, \sigma_{22} - \frac{\nu}{E} \, \sigma_{33}$$

$$\varepsilon_{11} = -\frac{\nu}{E} \sigma_{22} + \frac{\sigma_{22}}{E} - \frac{\nu}{E} \sigma_{33}$$

$$\varepsilon_{11} = -\frac{v}{E} \, \sigma_{11} - \frac{v}{E} \, \sigma_{22} + \frac{\sigma_{33}}{E}$$

ou encore
$$\begin{pmatrix} \varepsilon_{11} \\ \varepsilon_{22} \\ \varepsilon_{33} \end{pmatrix} = \frac{1}{E} \begin{pmatrix} 1 & -\nu & -\nu \\ -\nu & 1 & -\nu \\ -\nu & -\nu & 1 \end{pmatrix} \begin{pmatrix} \sigma_{11} \\ \sigma_{22} \\ \sigma_{33} \end{pmatrix}$$

D'autre part, on montre facilement que:

$$\varepsilon_{11} = \frac{1+\nu}{E} \, \sigma_{11} - \frac{\nu}{E} \, \mathrm{Tr} \bar{\bar{\sigma}}$$

$$\varepsilon_{22} = \frac{1+\nu}{E} \, \sigma_{11} - \frac{\nu}{E} \, \mathrm{Tr} \bar{\bar{\sigma}}$$

$$\varepsilon_{33} = \frac{1+\nu}{E} \, \sigma_{11} - \frac{\nu}{E} \, \mathrm{Tr} \bar{\bar{\sigma}}$$

$$\varepsilon_{ii} = \frac{1+\nu}{E} \, \sigma_{ii} - \frac{\nu}{E} \, \mathrm{Tr} \bar{\bar{\sigma}}$$

On adopte souvent la représentation matricielle suivantequi :

$$\begin{pmatrix} \varepsilon_{11} \\ \varepsilon_{22} \\ \varepsilon_{33} \\ 2\varepsilon_{23} \\ 2\varepsilon_{31} \\ 2\varepsilon_{12} \end{pmatrix} = \begin{pmatrix} \frac{1}{E} & -\frac{v}{E} & -\frac{v}{E} & 0 & 0 & 0 \\ -\frac{v}{E} & \frac{1}{E} & -\frac{v}{E} & 0 & 0 & 0 \\ -\frac{v}{E} & -\frac{v}{E} & \frac{1}{E} & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & G & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & G & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & G & 0 \end{pmatrix} \begin{pmatrix} \sigma_{11} \\ \sigma_{22} \\ \sigma_{33} \\ \sigma_{23} \\ \sigma_{31} \\ \sigma_{12} \end{pmatrix}$$

En ajoutant les 3 relations précédentes, on obtient:

$$Tr\bar{\bar{\varepsilon}} = \frac{1-2\nu}{E}Tr\bar{\bar{\sigma}}$$

On sait par ailleurs que:

$$\varepsilon_{ij} = \frac{1+\nu}{E} \ \sigma_{ij} \ pour : i \neq j$$

$$\varepsilon_{ii} = \frac{1+\nu}{E} \, \sigma_{ii} - \frac{\nu}{E} \, \mathrm{Tr} \bar{\bar{\sigma}}$$

Les deux dernières relations se résument dans la suivante (Lois de Hooke):

$$\varepsilon_{ij} = \frac{1+\nu}{E} \sigma_{ij} - \frac{\nu}{E} \operatorname{Tr} \overline{\sigma}. \delta_{ij}$$
 avec $\delta_{ii} = 1$ et $\delta_{ij} = 0$ si $i \neq j$

Ou encore:
$$\overline{\overline{\epsilon}} = \frac{1+\nu}{E} \overline{\overline{\sigma}} - \frac{\nu}{E} \text{Tr} \overline{\overline{\sigma}} . \overline{\overline{\delta}}$$
 avec $\overline{\delta} = I_3 = matrice unité$

$$\sigma_{11} = \frac{E}{1+v} \varepsilon_{11} + \frac{v}{1+v} Tr \overset{=}{\sigma} = \frac{E}{1+v} \varepsilon_{11} + \frac{v.E}{(1+v)(1-2v)} Tr \overset{=}{\varepsilon}$$

$$\sigma_{12} = \frac{E}{1 + v} \varepsilon_{12}$$
 et plus généralement :

$$\sigma_{ij} = \frac{E}{1+v} \varepsilon_{ij} + \frac{v.E}{(1+v)(1-2v)} Tr \varepsilon^{-1} \delta_{ij} \qquad avec: \delta_{ij} = 0 \ pour \ i \neq j \ et \ \delta_{ii} = 1$$

ou encore:

$$= \frac{E}{\sigma} = \frac{E}{1+v} = + \frac{v.E}{(1+v)(1-2v)} Tr = \overline{\varepsilon}. \overline{\delta}$$

on note:
$$\mu = \frac{E}{2(1+v)}$$
 et $\lambda = \frac{v.E}{(1+v)(1-2v)}$

Ce sont les lois de Lamé:

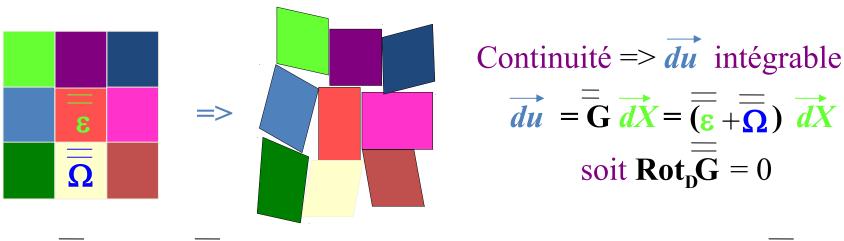
$$= -\frac{1}{\sigma} = 2\mu\varepsilon + \lambda Tr\varepsilon \cdot \delta \quad ou \quad \sigma_{ij} = 2\mu\varepsilon_{ij} + \lambda Tr\varepsilon \cdot \delta_{ij}$$

Deux constantes et deux constantes seulement définissent l'état élastique d'un matériau :

E : module de Young et *v* : *coeifficient* de Poisson ou encore :

 μ :1er *coeifficient* de Lamé et λ :2ème *coeifficient* de Lamé

Continuité et Compatibilité des Déformations



$$\operatorname{Rot}_{\mathbf{D}} = \operatorname{-Rot}_{\mathbf{D}} = \operatorname{-Rot}_{\mathbf{D}} = \operatorname{-rot}_{\mathbf{D}}$$

Vecteur tourbillon
$$\overrightarrow{\omega} \wedge \overrightarrow{dX} = \overline{\Omega} \overrightarrow{dX}$$

$$=>$$
 Rot_G $\overline{\epsilon}$ = Grad \vec{o}

$$d\vec{\omega} = \text{Grad } \vec{\omega} d\vec{X} \text{ intégrable si } \mathbf{Rot}_{\mathbf{D}}(\text{Grad } \vec{\omega}) = \mathbf{0}$$

$$Inc(\frac{=}{\varepsilon}) = Rot_{D}(Rot_{G}\frac{=}{\varepsilon}) = Rot_{G}(Rot_{D}\frac{=}{\varepsilon}) = 0$$

$$[Inc(\mathbf{\varepsilon})]_{rl} = \mathbf{\delta}_{rmi} \mathbf{\delta}_{lkj} \frac{\partial^2 \varepsilon_{ij}}{\partial x_m \partial x_k} = 0$$

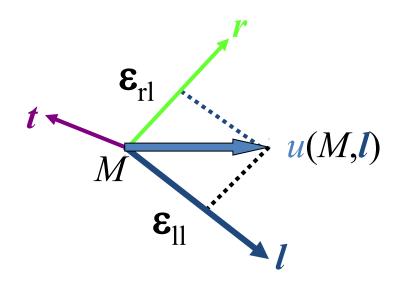
Avec
$$Div_D Inc(\overline{8}) = 0$$

V-2 Tenseur des Déformations

- V-2.1 Repère local : Extension, Distorsion
- V-2.2 Tenseur des Déformations : Définition
- V-2.3 Déformations Principales et Axes Propres
- V-2.4 Invariants du Tenseur des Déformations
- V-2.5 Sphérique et Déviateur des Déformations
- V-2.6 Changement de Volume et de Forme

V-2.1 Tenseur des Déformations :

Repère local



Au point *M* segment unitaire direction *l*

$$\overrightarrow{u}(M,\overrightarrow{l}) = \overline{\varepsilon}(M)\overrightarrow{l}$$

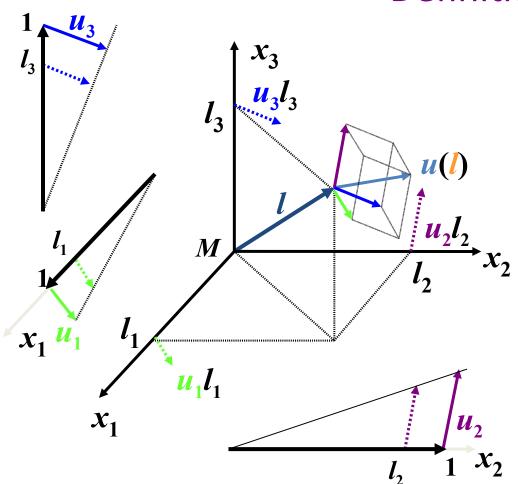
l, r, u coplanaires

Trièdre local direct l, r, t

$$\mathbf{\varepsilon}_{ll} = \mathbf{u} \cdot \mathbf{l}$$
 Extension > 0 Contraction < 0
$$\mathbf{\varepsilon}_{rl} = \mathbf{u} \cdot \mathbf{r}$$
 Distorsion
$$\mathbf{\varepsilon}_{tl} = \mathbf{u} \cdot \mathbf{t} = 0$$

V-2.2 Tenseur des Déformations :





$$\vec{u}(\vec{l}) = \vec{u}_1 l_1 + \vec{u}_2 l_2 + \vec{u}_3 l_3$$

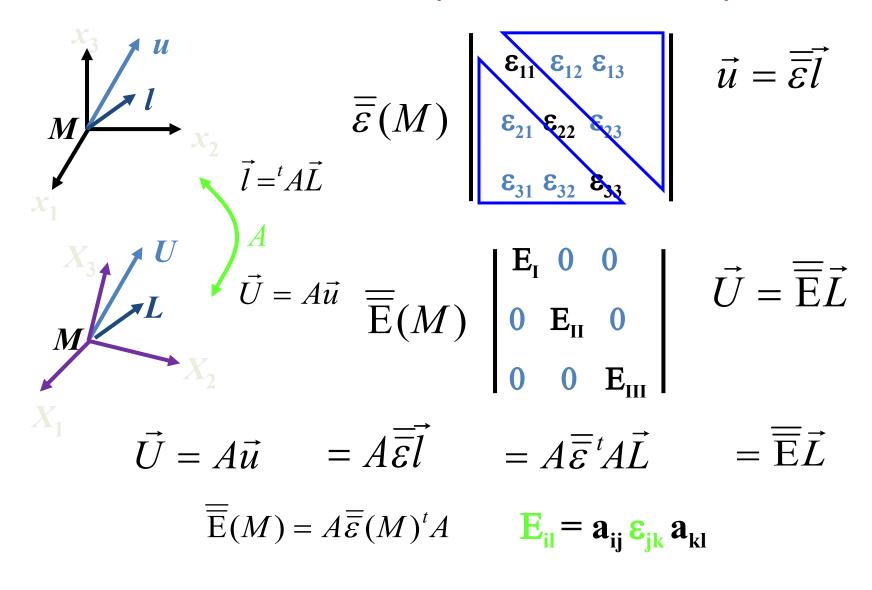
$$ec{u}_1$$
 $ec{u}_2$ $ec{u}_3$ $ec{l}$ $ec{l}_1$ $ec{ec{ec{ec{v}}}_{11}$ $ec{ec{ec{ec{v}}}_{12}$ $ec{ec{ec{ec{v}}}_{23}$ $ec{ec{l}}_{21}$ $ec{ec{ec{ec{ec{v}}}}_{22}$ $ec{ec{ec{ec{ec{v}}}}_{23}$ $ec{ec{ec{l}}}_{21}$ $ec{ec{ec{ec{v}}}_{31}$ $ec{ec{ec{ec{v}}}_{32}$ $ec{ec{ec{ec{v}}}_{33}$ $ec{ec{ec{l}}}_{33}$

$$\varepsilon_{ij} = \varepsilon_{ji}$$

Le Tenseur des Déformations & est Symétrique

V-2.3 Tenseur des Déformations :

Déformations Principales et Axes Propres



V-2.4 Tenseur des Déformations :

Les Invariants Tensoriels

$$\frac{\overline{\overline{E}}(M) \begin{vmatrix} E_{I} & 0 & 0 \\ 0 & E_{II} & 0 \\ 0 & 0 & E_{III} \end{vmatrix} = \frac{\overline{\varepsilon}(M)}{\overline{\varepsilon}(M)} \begin{vmatrix} \varepsilon_{11} & \varepsilon_{12} & \varepsilon_{13} \\ \varepsilon_{21} & \varepsilon_{22} & \varepsilon_{23} \\ \varepsilon_{31} & \varepsilon_{32} & \varepsilon_{33} \end{vmatrix}$$

$$I_1 = E_1 + E_{II} + E_{III} = \varepsilon_{kk} = 3 \varepsilon_m = Tr(\varepsilon)$$

$$I_2 = E_I E_{II} + E_{II} E_{III} + E_{III} E_I = (\epsilon_{11} \epsilon_{22} - \epsilon_{12}^2) + (\epsilon_{11} \epsilon_{33} - \epsilon_{13}^2) + (\epsilon_{22} \epsilon_{33} - \epsilon_{23}^2)$$

$$I_3 = E_I E_{II} E_{III} = Det(\varepsilon)$$

$$\lambda^3 - I_1 \lambda^2 + I_2 \lambda - I_3 = 0$$

$$\lambda^{3} - I_{1}\lambda^{2} + I_{2}\lambda - I_{3} = 0$$
 Caley-Hamilton $\overline{\overline{\varepsilon}}^{3} - I_{1}\overline{\overline{\varepsilon}}^{2} + I_{2}\overline{\overline{\varepsilon}} - I_{3}\overline{\overline{\delta}} = \overline{\overline{0}}$

6 Composantes = 3 (Invariants ou Valeurs Propres) + 3 Angles d'Euler

V-2.5 Tenseur des Déformations : Sphérique et Déviateur

$$\overline{\overline{\varepsilon}}(M) = \overline{\overline{S}} + \overline{\overline{D}} = \begin{vmatrix} \mathbf{\varepsilon}_{\mathbf{m}} & \mathbf{0} & \mathbf{0} \\ \mathbf{0} & \mathbf{\varepsilon}_{\mathbf{m}} & \mathbf{0} \\ \mathbf{0} & \mathbf{0} & \mathbf{\varepsilon}_{\mathbf{m}} \end{vmatrix} + \begin{vmatrix} \mathbf{\varepsilon}_{11} - \mathbf{\varepsilon}_{\mathbf{m}} & \mathbf{\varepsilon}_{12} & \mathbf{\varepsilon}_{13} \\ \mathbf{\varepsilon}_{21} & \mathbf{\varepsilon}_{22} - \mathbf{\varepsilon}_{\mathbf{m}} & \mathbf{\varepsilon}_{23} \\ \mathbf{\varepsilon}_{31} & \mathbf{\varepsilon}_{32} & \mathbf{\varepsilon}_{33} - \mathbf{\varepsilon}_{\mathbf{m}} \end{vmatrix} = \frac{1}{3} \operatorname{Tr}(\overline{\overline{\mathbb{D}}}^{2})$$

Sphérique S Tr(S)= Tr(ϵ)

Déviateur D Tr(D) = 0

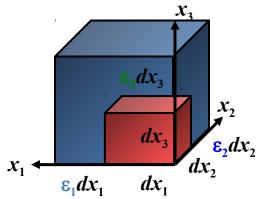
- ε_m Déformation Normale Moyenne (Extension ou Contraction)
- ε_d Déformation Déviatorique Moyenne (Distorsion)
- π Tenseur des Directions $Tr(\pi)=0$ et $Tr(\pi^2)=3$

$$\overline{\overline{\varepsilon}}(M) = \overline{\overline{S}} + \overline{\overline{D}} = \varepsilon_m \overline{\overline{\delta}} + \varepsilon_d \overline{\overline{\pi}} = \varepsilon_m \begin{bmatrix} 1 & 0 & 0 \\ 0 & 1 & 0 \\ 0 & 0 & 1 \end{bmatrix} + \varepsilon_d \begin{bmatrix} \pi_1(\mu) & 0 & 0 \\ 0 & \pi_2(\mu) & 0 \\ 0 & 0 & \pi_3(\mu) \end{bmatrix}$$

6 Composantes = $\varepsilon_{\rm m} + \varepsilon_{\rm d} + \mu + 3$ Angles d'Euler

V-2.6 Tenseur des Déformations :

Changement de Volume et de Forme

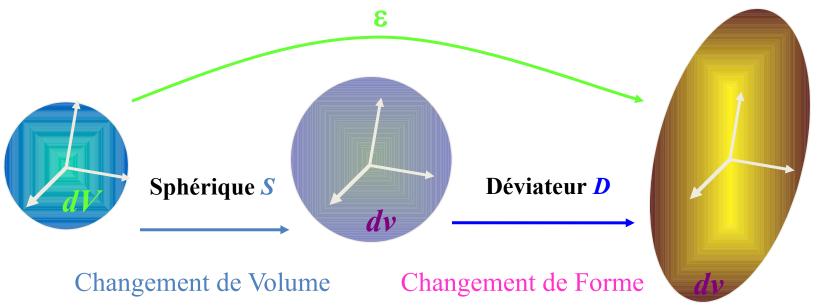


$$\mathbf{\varepsilon} = \left[\begin{array}{cc} \mathbf{\varepsilon}_1 & 0 & 0 \\ 0 & \mathbf{\varepsilon}_2 & 0 \\ 0 & 0 & \mathbf{\varepsilon}_3 \end{array} \right]$$

$$dV = dx_1 dx_2 dx_3$$

$$dv = (1+\varepsilon_1) dx_1 (1+\varepsilon_2) dx_2 (1+\varepsilon_3) dx_3$$

Variation Relative de Volume
$$\frac{dv - dV}{dV} = \varepsilon_1 + \varepsilon_2 + \varepsilon_3 = \text{Tr}(\varepsilon) = \text{Div } \overrightarrow{\mathbf{u}}$$



à Forme Constante

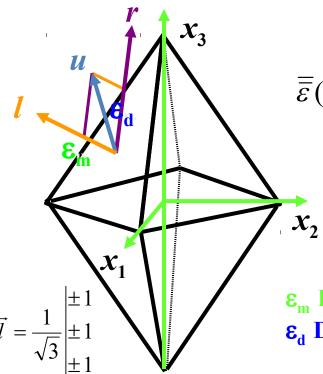
à Volume Constant

V-3 Représentation des Déformations

- V-3.1 Déformations Octaédriques
- V-3.2 Ellipsoïde des Déformations
- V-3.3 Cercle de Mohr Principal
- V-3.4 Cercle de Mohr et Déformation
- V-3.5 Cercles de Mohr
- V-3.6 Glissement Pur et Glissement Simple

V-3.1 Représentation des Déformations :

Déformations Octaédriques



$$\overline{\overline{\varepsilon}}(M) = \overline{\overline{S}} + \overline{\overline{D}} = \mathbf{\varepsilon}_{\mathbf{m}} \begin{bmatrix} 1 & \mathbf{0} & \mathbf{0} \\ \mathbf{0} & 1 & \mathbf{0} \\ \mathbf{0} & \mathbf{0} & \mathbf{1} \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} \mathbf{D}_{1} & \mathbf{0} & \mathbf{0} \\ \mathbf{0} & \mathbf{D}_{2} & \mathbf{0} \\ \mathbf{0} & \mathbf{0} & \mathbf{D}_{3} \end{bmatrix}$$

Sphérique S $Tr(S) = Tr(\epsilon)$ Déviateur D Tr(D) = 0

$$\varepsilon_m = \frac{1}{3} \operatorname{Tr}(\overline{\overline{S}})$$
 $\varepsilon_d^2 = \frac{1}{3} \operatorname{Tr}(\overline{\overline{D}}^2)$

 $\boldsymbol{\epsilon}_{m}$ Déformation Normale Moyenne (Extension - Contraction)

ε_d Déformation Déviatorique Moyenne (Distorsion)

$$\varepsilon_{ll} = \overline{l} \bullet \overline{u} = \overline{l} \overline{\overline{S}} \overline{l} + \overline{l} \overline{\overline{D}} \overline{l} = \frac{1}{3} \operatorname{Tr}(\overline{\overline{S}}) + \frac{1}{3} \overline{\operatorname{Tr}(\overline{\overline{D}})} = \varepsilon_{m} \qquad \varepsilon_{m} = \varepsilon_{m}$$

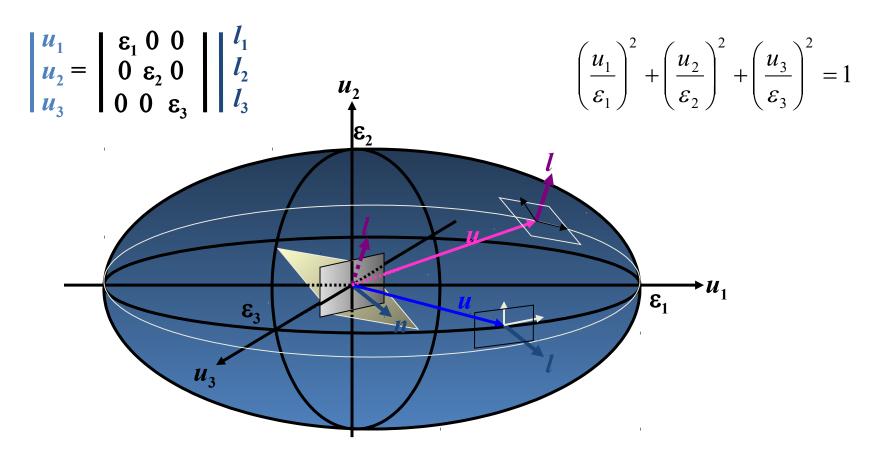
$$\varepsilon_{lr}^{2} = u \bullet u - \varepsilon_{ll}^{2} = \vec{l} (\overline{\overline{S}} + \overline{\overline{D}})^{2} \vec{l} - \varepsilon_{m}^{2} = \vec{l} (\overline{\overline{S}}^{2}) \vec{l} + 2\vec{l} (\overline{\overline{S}}\overline{\overline{D}}) \vec{l} + \vec{l} (\overline{\overline{D}}^{2}) \vec{l} - \varepsilon_{m}^{2}$$

$$= \frac{1}{3} \operatorname{Tr}(\overline{\overline{S}}^{2}) + 2\sigma_{m} \operatorname{Tr}(\overline{\overline{D}}) + \frac{1}{3} \operatorname{Tr}(\overline{\overline{D}}^{2}) - \int_{m}^{\infty} = \varepsilon_{d}^{2}$$

$$\varepsilon_{lr} = \varepsilon_{d}$$

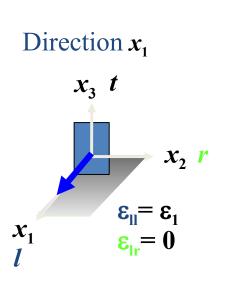
V-3.2 Représentation des Déformations :

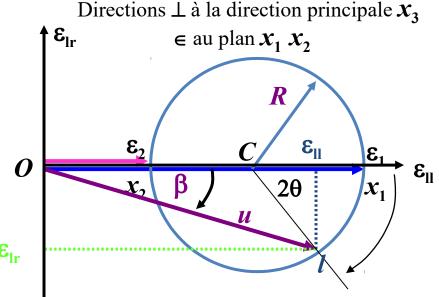
Ellipsoïde des Déformations

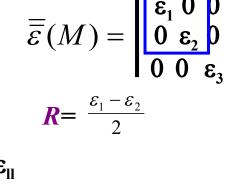


Lorsque *l* appartient à un plan principal, *u* appartient au même plan

V-3.3 Représentation des Déformations : Cercle de Mohr Principal

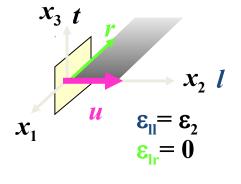


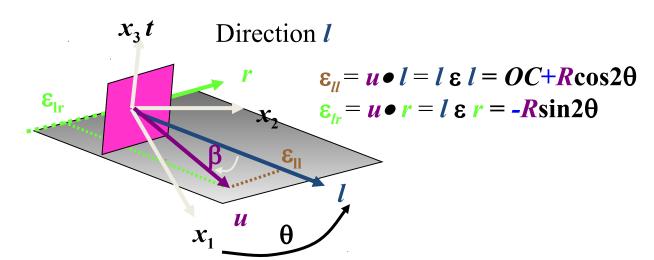




$$\mathbf{OC} = \frac{\varepsilon_1 + \varepsilon_2}{2}$$

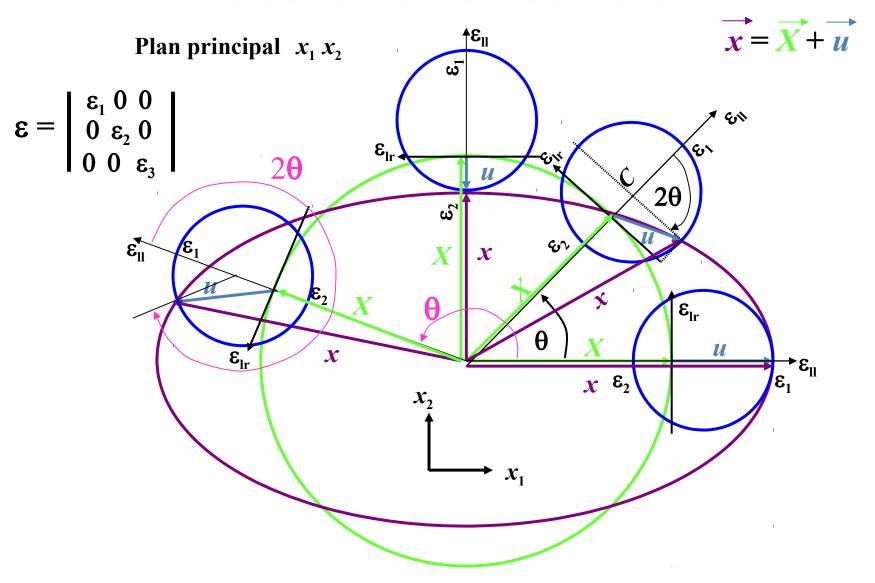
Direction x_2





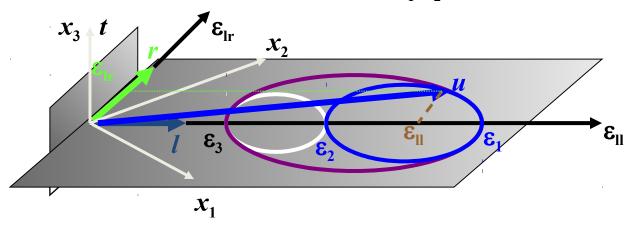
V-3.4 Représentation des Déformations :

Cercle de Mohr et Déformation

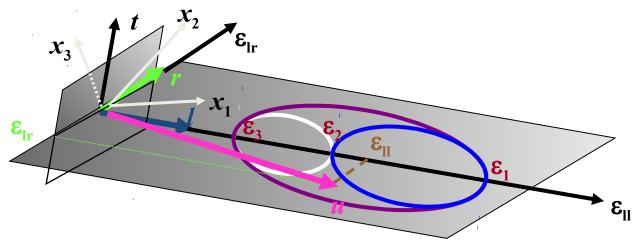


V-3.5 Représentation des Déformations : Cercles de Mohr

Direction l appartenant à un plan principal (x_1, x_2)



Direction *l* n'appartenant pas à un plan principal

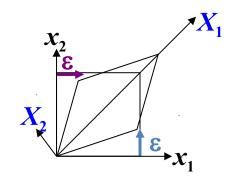


$$\overline{\overline{\varepsilon}}(M) = \begin{bmatrix} \mathbf{\varepsilon}_1 & \mathbf{0} & \mathbf{0} \\ \mathbf{0} & \mathbf{\varepsilon}_2 & \mathbf{0} \\ \mathbf{0} & \mathbf{0} & \mathbf{\varepsilon}_2 \end{bmatrix}$$

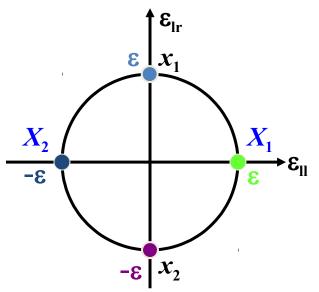
V-3.6 Représentation des Déformations :

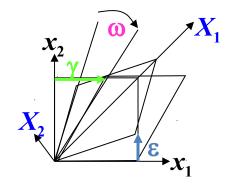
Glissement Pur et Glissement Simple

$$\overline{\overline{\varepsilon}} = \left[\begin{array}{ccc} 0 & \mathbf{\hat{\varepsilon}} & \mathbf{0} \\ \mathbf{\hat{\varepsilon}} & 0 & \mathbf{0} \\ \mathbf{0} & 0 & \mathbf{0} \end{array} \right]$$

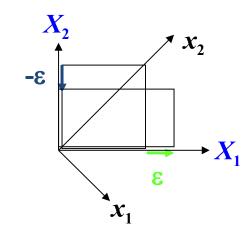


$$\overline{\overline{\Omega}} = \begin{bmatrix} 0 & 3 & 0 \\ -3 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 \end{bmatrix}$$





$$\overline{\overline{\mathcal{E}}} = \left[\begin{array}{ccc} \mathbf{\epsilon} & \mathbf{0} & \mathbf{0} \\ \mathbf{0} & -\mathbf{\epsilon} & \mathbf{0} \\ \mathbf{0} & \mathbf{0} & \mathbf{0} \end{array} \right]$$



$$\overline{\overline{G}} = \left[\begin{array}{ccc} 0 & 2\varepsilon & 0 \\ 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 \end{array} \right]$$

La distorsion est maximale sur les directions orientées à 45° des directions principales

La rotation $\omega = -\varepsilon$

Le glissement est le double de la distorsion $\gamma = 2\epsilon$

VI Relation Contraintes - Déformation

- VI-1 Contraintes et Déformations
- VI-2 Lois de Comportement
- VI-3 σ et ε Nominales et Naturelles
- VI-4 Le Travail de Déformation



VI-1 Contraintes et Déformations

Description de l'État Mécanique Local

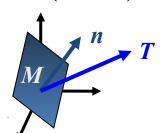
Contraintes

 $\overrightarrow{T}(M, \overrightarrow{n}) = \overrightarrow{\sigma}(M)\overrightarrow{n}$

Définition

$$\overrightarrow{u}(M,\overrightarrow{l}) = \overline{\varepsilon}(M)\overrightarrow{l}$$

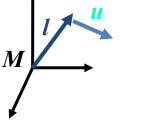
Déformations



$$\sigma_{ii} = \sigma_{ii}$$

Symétrie

$$\varepsilon_{ij} = \varepsilon_{ji}$$



Loi Fondamentale de la Dynamique

$$\mathbf{Div}_{\mathbf{D}}\mathbf{\ddot{\sigma}} + \rho \mathbf{\ddot{X}} = \rho \mathbf{\dot{\gamma}}$$

$$\frac{\partial \sigma_{ii}}{\partial x_i} + \rho X_i = \rho \gamma_i$$

Conditions aux limites

$$\overline{\sigma}(M)\overrightarrow{n} = \overrightarrow{f}(M)$$

$$2\frac{=}{\varepsilon} = \frac{=}{\operatorname{Grad}} \overrightarrow{u} + {}^{t} \frac{=}{\operatorname{Grad}} \overrightarrow{u}$$

$$\frac{dV}{V} = \operatorname{Tr}(\varepsilon) = \operatorname{Div} \overrightarrow{u}$$

Conservation de la Masse : Continuité

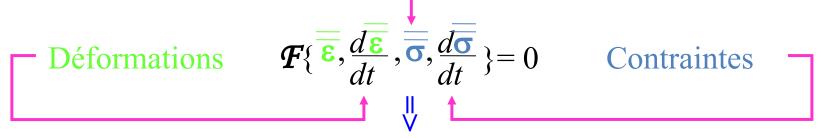
$$\operatorname{Inc}(\overline{\varepsilon}) = \operatorname{Rot}_{\mathbb{D}}(\operatorname{Rot}_{\mathbb{G}}\overline{\varepsilon}) = 0$$

$$[Inc(\mathbf{\varepsilon})]_{rl} = \delta_{rmi} \delta_{lkj} \frac{\partial^2 \varepsilon_{ij}}{\partial X_m \partial X_k} = 0$$

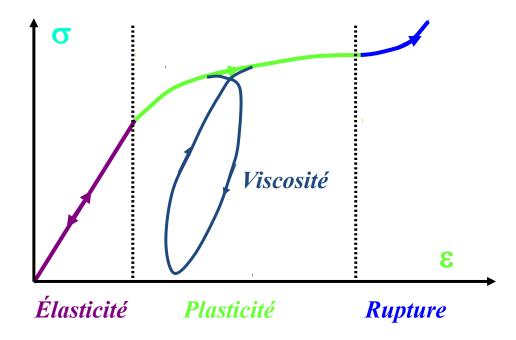
Description Indépendante du Comportement du Matériau

VI-2 Lois de Comportement

Équation d'État du Matériau

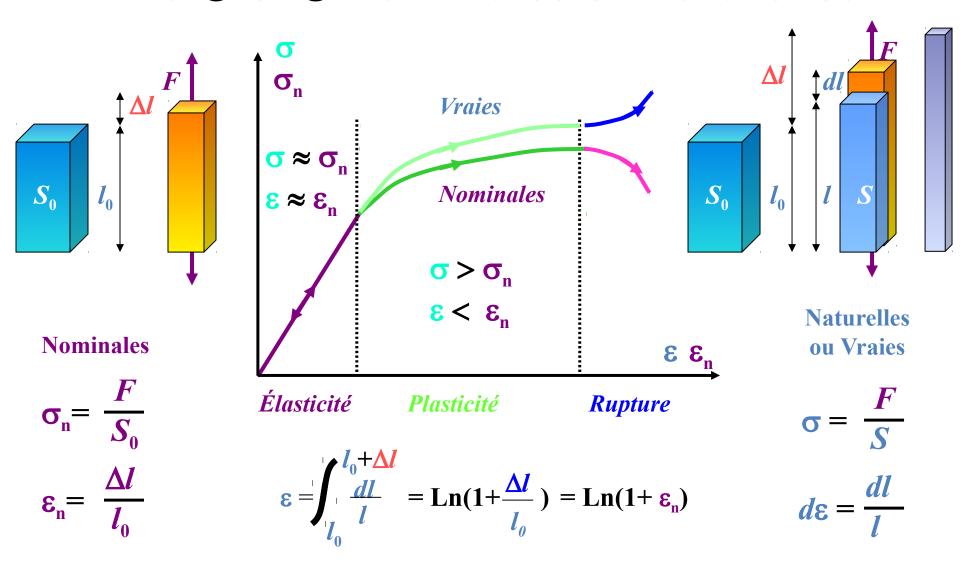


Solution du Problème



Description du Comportement du Matériau

VI-3 σ et ε Nominales et Naturelles

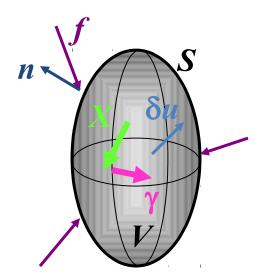


La Loi de Comportement du Matériau relie & et σ Vraies

VI-4 Le Travail de Déformation

- VI-4.1 Travail des Forces Externes
- VI-4.2 Champs admissibles et Travaux virtuels
- VI-4.3 Relation avec la Thermodynamique
- VI-4.4 Réversibilités Thermique et Mécanique

VI-4.1 Le Travail de Déformation : Travail des Forces Externes



Eorces de Surface:

n Normale Extérieure

$$\overline{\overline{\sigma}}(M)\vec{n} = \vec{f}(M)$$

f Force Extérieure Appliquée (/ unité de surface)

H

 \Rightarrow Champ de déplacement δu

Eorces de Volume :

-ρ_γ Force d'Inertie

X Force Extérieure Appliquée (/ unité de masse)

$$\iiint_{V} \delta W dV = \iiint_{V} - \rho \vec{\gamma} \bullet \delta \vec{u} dV + \iiint_{V} \rho \vec{X} \bullet \delta \vec{u} dV + \iint_{S} \vec{f} \bullet \delta \vec{u} dS$$

$$\iint_{S} \vec{f} \bullet \delta \vec{u} dS = \iiint_{V} \mathbf{Div}(\overline{\overline{\overline{\sigma}}} \delta \vec{u}) dV = \iiint_{V} \mathbf{Tr}(\overline{\overline{\overline{\sigma}}} (\delta \overline{\overline{\varepsilon}} + \delta \overline{\overline{\Omega}})) dV + \iiint_{V} \mathbf{Div}_{\mathbf{D}} \overline{\overline{\overline{\sigma}}} \bullet \delta \vec{u} dV$$

$$\iiint_{V} \delta W dV = \iiint_{V} (\mathbf{Div}_{\mathbf{D}} \overline{\overline{\sigma}} + \rho \vec{X} - \rho \vec{\gamma}) \delta \vec{u} dV + \iiint_{V} \mathbf{Tr} (\overline{\overline{\sigma}} \delta \overline{\overline{\Omega}}) dV + \iiint_{V} \mathbf{Tr} (\overline{\overline{\sigma}} \delta \overline{\overline{\varepsilon}}) dV$$

Équilibre Dynamique

Anti Symétrie

$$\delta \mathbf{W} = \mathrm{Tr}(\overline{\sigma}\delta \overline{\epsilon})$$

VI-4.2 Le Travail de Déformation :

Champs admissibles et Travaux virtuels

$$\overline{\varepsilon}$$
, Cinématiquement admissible \overline{u} , Continu dérivable
$$\overline{\operatorname{Inc}(\overline{\varepsilon}^{2})} = 0$$

Loi de Comportement

$$\vec{\overline{\sigma}}' = \mathcal{F}\{\vec{\overline{\epsilon}}'\} \Rightarrow \vec{\overline{\sigma}}, \vec{n} \neq \vec{f}$$
et $\mathbf{Div}_{\mathbf{D}}\vec{\overline{\sigma}}' + \rho \vec{X} \neq \rho \vec{\gamma}$

$$\vec{u}, \vec{\overline{\epsilon}}, \vec{\overline{\sigma}}' \quad \text{Virtuels}$$

$$\overset{=}{\sigma}^* \text{ Dynamiquement admissible}$$

$$\overset{=}{\text{Div}_{D}} \overset{=}{\sigma}^* + \rho \overset{\longrightarrow}{X^*} = \rho \overset{\longrightarrow}{\gamma}^*$$

$$\overset{=}{\sigma}^* \overset{\longrightarrow}{n} = \overset{\longrightarrow}{f^*}$$

Loi de Comportement

$$\overline{\overline{\varepsilon}}^* = \mathcal{F}\{\overline{\overline{\sigma}}^*\} \quad \Rightarrow \quad \operatorname{Inc}(\overline{\overline{\varepsilon}}^*) \neq 0$$

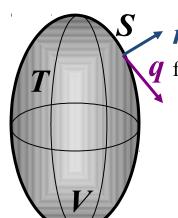
$$\overline{\overline{\sigma}}^* \quad \overrightarrow{X}^* \quad \overrightarrow{\gamma}^* \quad \overrightarrow{\overline{f}}^* \quad \overline{\overline{\varepsilon}}^* \quad \text{Virtuels}$$

$$\delta \mathbf{W} = \mathbf{Tr}(\overline{\sigma}^* \delta \overline{\overline{\epsilon}}^*)$$

Solution réelle
$$\frac{1}{X}$$
 $\frac{1}{Y}$ $\frac{1}{F}$ $\frac{1}{E}$ $\frac{1}{E}$

VI-4.3 Le Travail de Déformation :

Relation avec la Thermodynamique



flux de chaleur sortant

F=E-TS

E densité volumique d'énergie interne

F densité volumique d'énergie libre

S densité volumique d'entropie

W densité volumique de travail reçu

Q densité volumique de chaleur reçue

1er principe

$$\iiint_{\mathbb{V}} \delta E dV \ = \iiint_{\mathbb{V}} \delta W dV \ + \iiint_{\mathbb{V}} \delta Q dV \ \ \text{$_$} \ \delta \iint_{S} \vec{q} \bullet \vec{n} dS$$

$$\delta W = \operatorname{Tr}(\overline{\overline{\sigma}}\delta\overline{\overline{\varepsilon}}) \text{ et } \iint_{S} \vec{q} \cdot \vec{n} dS = \iiint_{V} \operatorname{Div}\vec{q} dV \implies \delta E = \operatorname{Tr}(\sigma \delta \varepsilon) + \delta Q - \delta \operatorname{Div}\vec{q}$$

2^{ème} principe

$$\iiint_{V} \delta S dV - \iiint_{V} \frac{\delta Q}{T} dV + \delta \iint_{S} \frac{\vec{q}}{T} \bullet \vec{n} dS \ge 0$$

$$\iint_{S} \frac{\vec{q}}{T} \bullet \vec{n} dS = \iiint_{V} \mathbf{Div} \frac{\vec{q}}{T} dV \quad \text{et} \quad \mathbf{Div} \frac{\vec{q}}{T} = \frac{1}{T} \mathbf{Div} \vec{q} - \frac{\vec{q} \mathbf{Grad} T}{T^{2}} \quad \text{et} \quad \frac{T \delta S - (\delta Q - \delta \mathbf{Div} \vec{q}) = T \delta S - \delta E + \mathbf{Tr}(\overline{\overline{\sigma}} \delta \overline{\overline{\varepsilon}})}{1 + (\delta F + S \delta T)}$$

$$\delta \psi_1 = \text{Tr}(\sigma \delta \varepsilon) - (\delta F + S \delta T)$$
 intrinsèque

$$\delta \psi_2 = -\delta (\overline{\frac{q}{T}} \overrightarrow{Grad} T)$$

Incréments de dissipation volumique $\delta \psi = \delta \psi_1 + \delta \psi_2 \geq 0$

$$\delta \psi = \delta \psi_1 + \delta \psi_2 \ge 0$$

VI-4.4 Le Travail de Déformation : Réversibilités Thermique et Mécanique

Dissipation volumique
$$\delta \psi = \delta \psi_1 + \delta \psi_2$$
Thermique
$$\delta \psi_2 = -\delta (\frac{\overline{q}}{T} \mathbf{Grad} T)$$

$$\delta \psi_1 = \mathbf{Tr}(\sigma \delta \varepsilon) - (\delta F + S \delta T)$$

Réversibilité thermodynamique $\delta \psi = 0$

Réversibilité Thermique
$$\delta \psi_2 = 0$$

 \overrightarrow{q} $\overrightarrow{Grad} T = 0$

Mécanique

En particulier

$$T = Cte$$
 Isotherme $q = 0$ Adiabatique

Réversibilité Mécanique $\delta \psi_1 = 0$

$$dF = \text{Tr}(\sigma d\varepsilon) - SdT$$

Élasticité parfaite

En Isotherme:

$$dF = \text{Tr}(\sigma d\varepsilon)$$