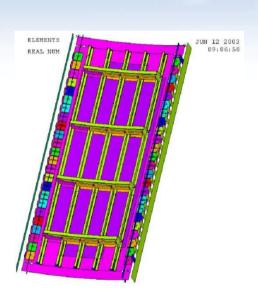
LE CALCUL DES STRUCTURES PAR ÉLÉMENTS

Principes et hypothèses de la MEF





Calcul des Structures par Eléments Finis Programme d'enseignement

- COURS (12H00)
 - Présentation
 - Méthode de Ritz
 - Eléments de Barres
 - Eléments de Poutres
 - Eléments de plaque
 - Dynamique
- PETITES CLASSES (18H00)
- BUREAU D'ETUDES NASTRAN-PATRAN (16H00)
- TEST (2H00)
- EXAM (2H00)

中国民航大学中欧航空工程师学院 Page 2

Méthode des Eléments Finis – MEF

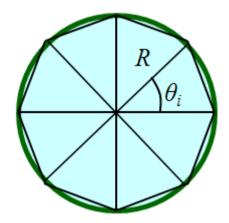
- 1 Principes et hypothèses de la MEF
 - ▶ 1.1 Pourquoi la MEF?
 - ▶ 1.2 Historique de la MEF
 - ▶ 1.3 Notations Rappels d'élasticité des milieux continus
 - ▶ 1.4 Principe des travaux virtuels
 - ▶ 1.5 Théorème de l'énergie potentielle totale

- 1. Principes et hypothèses de la MEF
 - ▶ 1.1 Pourquoi la MEF?
 - ▶ 1.2 Historique de la MEF
 - ▶ 1.3 Notations Rappels d'élasticité des milieux continus
 - ▶ 1.4 Principe des travaux virtuels
 - ▶ 1.5 Théorème de l'énergie potentielle totale

Pourquoi la MEF?

- Concepts élémentaires de la Méthode des Eléments Finis (MEF)
 - La MEF est sur le principe la combinaison d'objets aux formes simples afin de constituer des objets aux formes complexes ou encore le découpage d'objets aux géométries complexes en objets élémentaires aux formes suffisamment simples
 - Analogies :
 - Jeu de LEGO
 - Constructions de bâtiments, génie civil
 - Approximation de l'aire d'un disque en N triangles identiques

$$\theta_i = \frac{2\pi}{N}$$



$$S_N = \sum_{i=1}^N \frac{1}{2} R^2 \sin \theta_i \quad \longrightarrow \quad \pi R^2 \quad \text{quand} \quad N \longrightarrow \infty$$

Archimedes' problem (250 av. J.C.)

"rectification of the circle as limit of inscribed regular polygons"

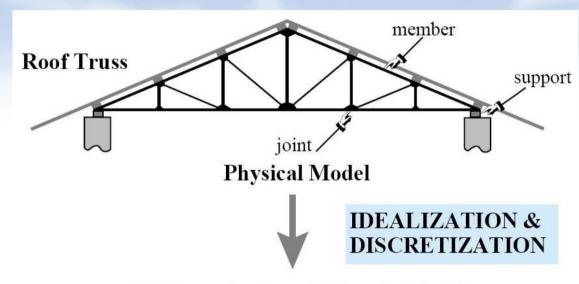
Pourquoi la MEF?

- Pourquoi la Méthode des Eléments Finis ?
 - ▶ Le dimensionnement structural repose sur des :
 - Calculs analytiques
 - Abaques
 - Essais
 - Simulations numériques
 - La MEF est l'approche la plus utilisée aujourd'hui en simulation numérique de différents métiers de l'ingéniérie, dont le calcul des structures
 - ▶ Intégration avec les applications CAO, post-traitement, multidisciplinaire, ...

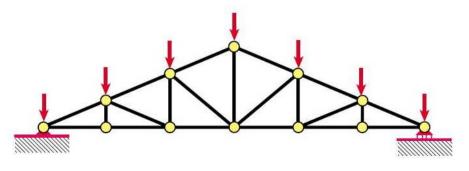
- Champ d'applications de la Méthodes des Eléments Finis
 - Mécanique : Calcul de structures
 - Aéronautique
 - Spatial
 - Automobile
 - Génie civil
 - Ferroviaire
 - **—** ...
 - ▶ Thermique
 - Mécanique des fluides
 - Electromagnétique

) ...

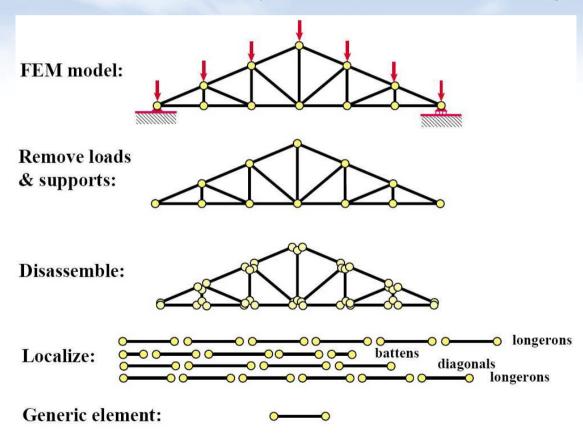
- Etape 1 : Modélisation
 - Modélisation (structure réelle vers modèle EF)



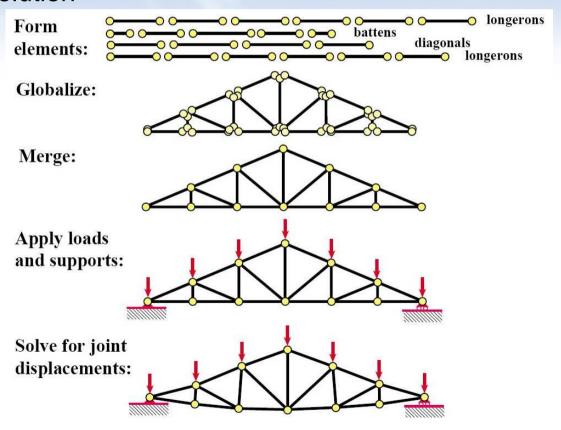
Mathematical and Discrete Model



- Etape 2 : Maillage / Formulation élémentaire
 - ▶ Décomposition (maillage)
 - Formulation élémentaire (lois constitutives de chaque élément)



- Etape 3 : Assemblage / Résolution
 - Assemblage
 - Conditions aux limites et chargement
 - ▶ Résolution



Processus de mise en œuvre de la Méthodes des Eléments Finis

Pre Traitement

- Décomposition de la structure en domaines simples (éléments avec des nœuds)
- ▶ Définition des conditions aux limites cinématiques et chargements
- Description des relations entre quantités physiques au niveau élémentaire

Solutic

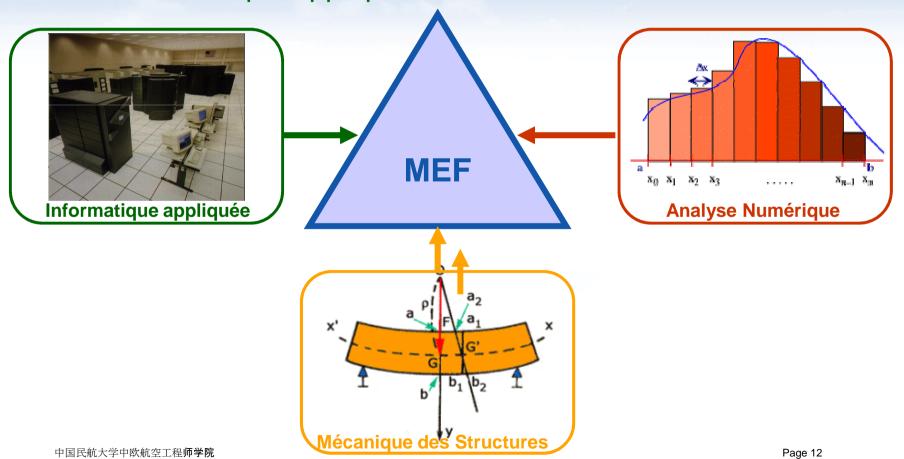
- Connexion (assemblage) des éléments aux nœuds afin de former un système d'équations approchant le comportement réel de la structure complète
- Résolution du système d'équations ayant pour inconnues les déplacements aux nœuds (typiquement les déplacements)

Post raitemen

- ▶ Calcul des quantités souhaitées (contraintes, déformations,...) sur une sélection d'éléments
- ▶ Affichage graphique des quantités sélectionnées, animations, ...

Pluridisciplinarité de la MEF

- La MEF (Méthode des Eléments Finis) au carrefour de :
 - ▶ La Mécanique des Structures
 - ▶ L'Analyse Numérique
 - ▶ L'Informatique appliquée



- 1. Principes et hypothèses de la MEF
 - ▶ 1.1 Pourquoi la MEF?
 - ▶ 1.2 Historique de la MEF
 - ▶ 1.3 Notations Rappels d'élasticité des milieux continus
 - ▶ 1.4 Principe des travaux virtuels
 - ▶ 1.5 Théorème de l'énergie potentielle totale

Principaux développements jusqu'à nos jours

XIXème siècle – Formulations énergétiques – structures hyperstatiques <u>Navier</u> 1819



théorèmes de l'énergie

Maxwell 1864

Castigliano 1878





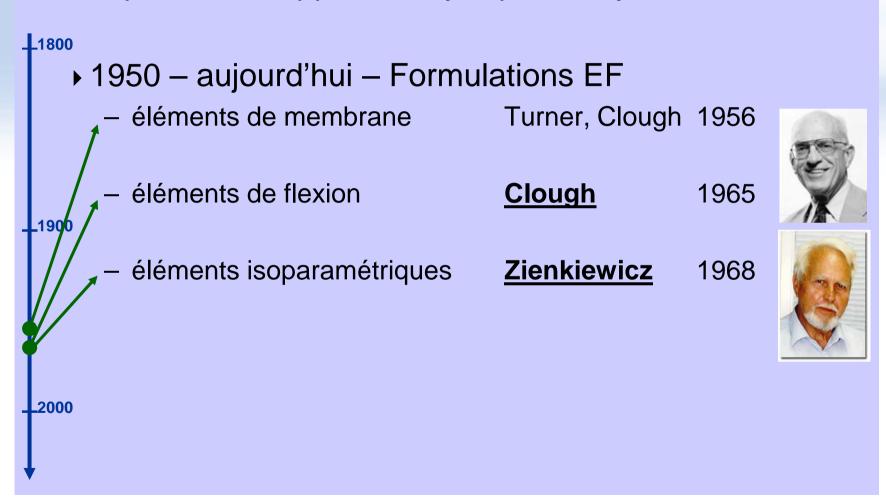
L2000

• Principaux développements jusqu'à nos jours

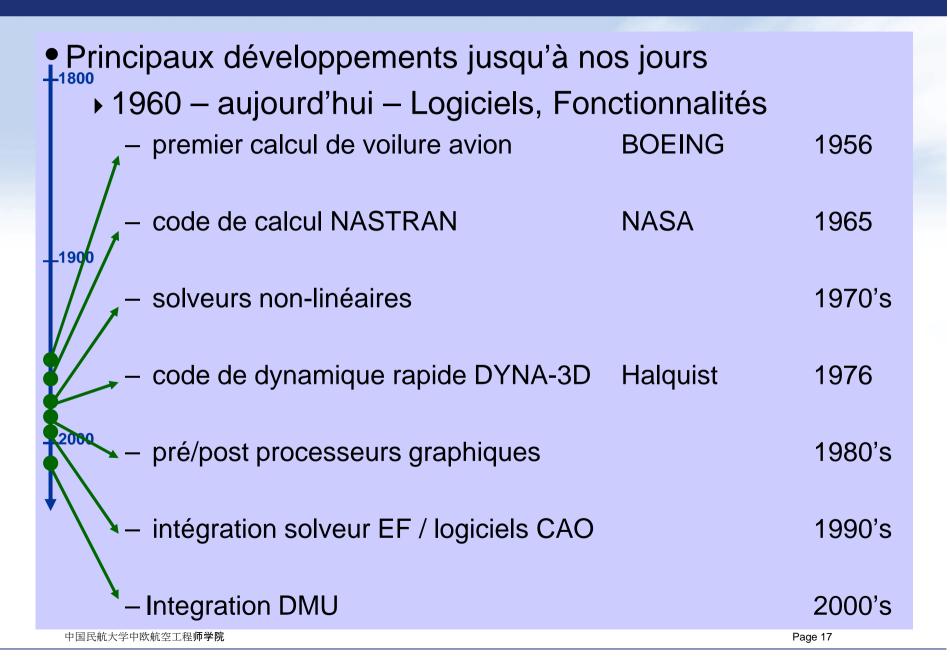
<u></u>		<u> </u>					
▶ 1900 – 1950 – Les Fondements Méthodologiques							
méthodes d'approximation	<u>Ritz</u>	1908	6				
	Galerkin	1915					
1000		10.10					
- formulation variationnelle	Courant	1943					
máthadas matricialles	Lovar	1052					
– méthodes matricielles	Levy	1953					
concept d'Elément Fini	Argyris	1955					
L 2000							
méthodes des forces	Denke	1955					
 méthodes des déplacements 	Turner, Clough	1956					
 terminologie « élément fini » 	Clough	1960					

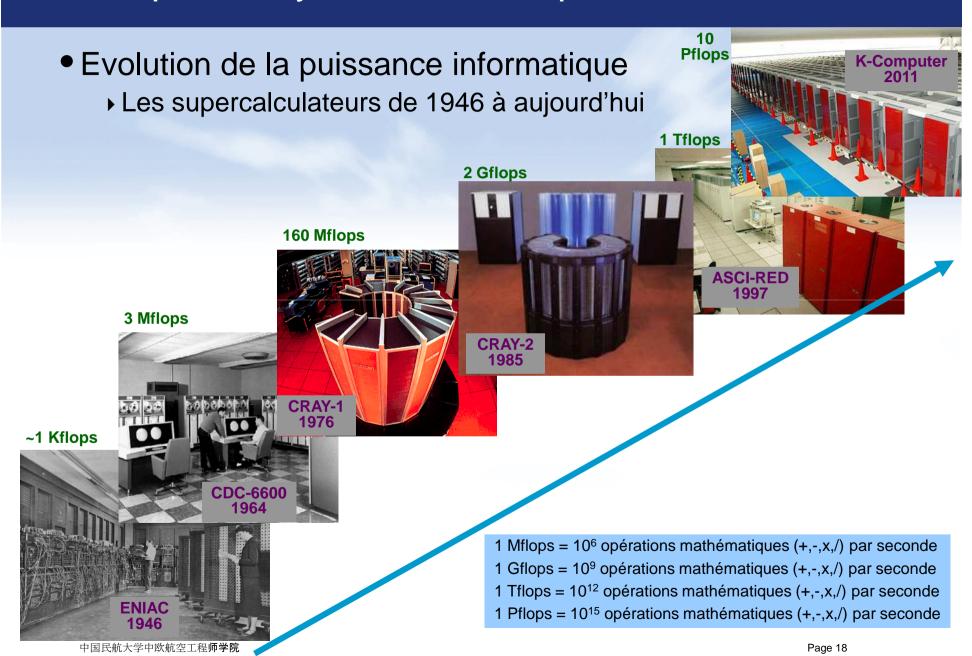
中国民航大学中欧航空工程**师学院** Page 15

Principaux développements jusqu'à nos jours

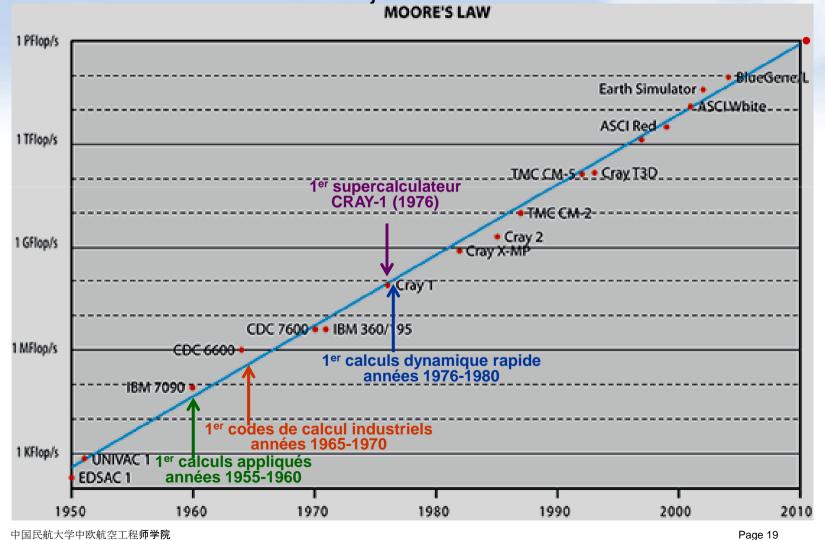


中国民航大学中欧航空工程**师学院** Page 16

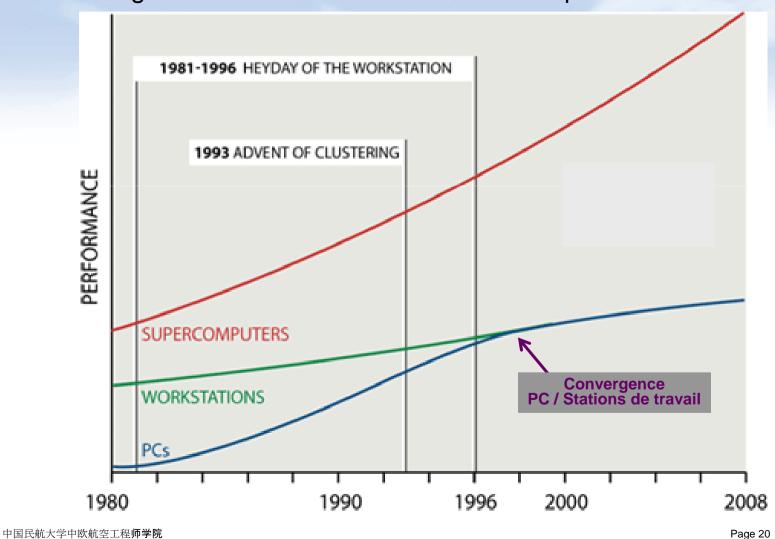




- Evolution de la puissance informatique
 - ▶ Loi de Moore de 1950 à aujourd'hui



- Evolution des moyens informatiques
 - ▶ Convergence PC / Stations de Travail vs Supercalculateurs



- Evolution des moyens informatiques
 - ▶ Evolution depuis 1993 de la puissance des supercalculateurs









► FIND OUT MORE AT www.top500.org

	NAME/MANUFACTURER/COMPUTER	SITE	COUNTRY	CORES	R _{max} Pflop/s
1	K computer SPARC64 VIIIfx 2.0GHz, Tofu interconnect	RIKEN	Japan	705,024	10.5
2	Tianhe-1A 6-core Intel X5670 2.93 GHz + Nvidia M2050 GPU w/custom interconnect	NUDT/NSCC/Tianjin	China	186,368	2.57
3	Jaguar Cray XT-5 6-core AMD 2.6 GHz w/custom interconnect	DOE/OS/ORNL	USA	224,162	1.76
4	Nebulae Dawning TC3600 Blade Intel X5650 2.67 GHz, NVidia Tesla C2050 GPU w/ Iband	NSCS	China	120,640	1.27
5	Tsubame 2.0 HP Proliant SL390s G7 nodes (Xeon X5670 2.93GHz) , NVIDIA Tesla M2050 GPU w/Iband	TiTech	Japan	73,278	1.19



- 1. Principes et hypothèses de la MEF
 - ▶ 1.1 Pourquoi la MEF ?
 - ▶ 1.2 Historique de la MEF
 - ▶ 1.3 Notations Rappels d'élasticité des milieux continus
 - ▶ 1.4 Principe des travaux virtuels
 - ▶ I.5 Théorème de l'énergie potentielle totale

中国民航大学中欧航空工程**师学院** Page 22

Notations

Notations

ightharpoonup Déplacements : u ou u_i

▶ Forces surfaciques : p ou p;

Forces volumiques : f ou f_i

ullet Déformations : ${\cal E}$ ou ${\cal E}_{ii}$

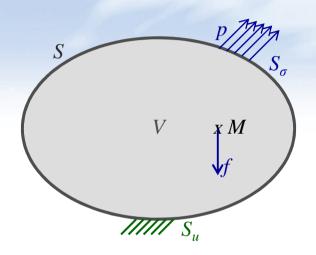
ullet Contraintes : $oldsymbol{\sigma}$ ou $oldsymbol{\sigma}_{ii}$



Périvation
Notation d'Einstein :
$$u_{i,j} = \frac{\partial u_i}{\partial x_j}$$

From the companion of the convention of the con

Milieu continu V de frontière S



Notations

- Cadre général : élasticité 3D
 - Déplacements

$$u = \begin{cases} u \\ v \\ w \end{cases} = \begin{cases} u_1 \\ u_2 \\ u_3 \end{cases} = \begin{cases} u_x \\ u_y \\ u_z \end{cases}$$

- Forces extérieures
 - Surfaciques

$$p = \begin{cases} p_x \\ p_y \\ p_z \end{cases} = \begin{cases} p_1 \\ p_2 \\ p_3 \end{cases} \qquad f = \begin{cases} f_x \\ f_y \\ f_z \end{cases} = \begin{cases} f_1 \\ f_2 \\ f_3 \end{cases}$$

- Volumiques

$$f = \begin{cases} f_x \\ f_y \\ f_z \end{cases} = \begin{cases} f_1 \\ f_2 \\ f_3 \end{cases}$$

Notations

Tenseurs Contraintes et Déformations (symétriques)

$$\sigma = \begin{bmatrix} \sigma_{xx} & \sigma_{xy} & \sigma_{xz} \\ \sigma_{xy} & \sigma_{yy} & \sigma_{yz} \\ \sigma_{xz} & \sigma_{yz} & \sigma_{zz} \end{bmatrix} \qquad \qquad \varepsilon = \begin{bmatrix} \varepsilon_{xx} & \varepsilon_{xy} & \varepsilon_{xz} \\ \varepsilon_{xy} & \varepsilon_{yy} & \varepsilon_{yz} \\ \varepsilon_{xz} & \varepsilon_{yz} & \varepsilon_{zz} \end{bmatrix}$$

symétrique (équations d'équilibre local en moment)

symétrique (par construction)

Pseudo-vecteurs adjoints aux tenseurs Contraintes et Déformations

$$\sigma = \begin{cases} \sigma_{xx} \\ \sigma_{yy} \\ \sigma_{zz} \\ \sigma_{xy} \\ \sigma_{yz} \\ \sigma_{xz} \end{cases}$$
Notation plus compacte
Adaptée aux tenseurs
Adaptée aux tenseurs
d'ordre 2 symétriques
d'ordre 2 symétriques
programmation
programmation
programmatique
$$\varepsilon = \begin{cases} \varepsilon_{xx} \\ \varepsilon_{yy} \\ \varepsilon_{zz} \\ 2\varepsilon_{xy} \\ 2\varepsilon_{xy} \\ 2\varepsilon_{xz} \end{cases}$$

• Energie de déformation volumique (ou potentiel de déformation)

$$\frac{dw}{dv} = \frac{1}{2} trace[\Sigma][E]$$

$$\frac{dw}{dv} = \frac{1}{2}\sigma_{ij}\varepsilon_{ij}$$
 Notation tensorielle

$$\frac{dw}{dv} = \frac{1}{2} \varepsilon^T \sigma$$
 Notation vectorielle

Page 26

sous forme développée :

$$\frac{dw}{dv} = \frac{1}{2} \left(\sigma_{xx} \varepsilon_{xx} + \sigma_{yy} \varepsilon_{yy} + \sigma_{zz} \varepsilon_{zz} + 2\sigma_{xy} \varepsilon_{xy} + 2\sigma_{yz} \varepsilon_{yz} + 2\sigma_{xz} \varepsilon_{xz} \right)$$

中国民航大学中欧航空工程**师学院**

- Relation déformations déplacements
 - Déformations linéarisées
 - ▶ HPP : Hypothèse des Petites Perturbations

$$\varepsilon_{ij} = \frac{1}{2} \left(\frac{\partial u_i}{\partial x_i} + \frac{\partial u_j}{\partial x_i} \right)$$

$$\varepsilon_{xx} = \frac{\partial u}{\partial x}$$

$$\varepsilon_{xy} = \frac{1}{2} \left(\frac{\partial u}{\partial y} + \frac{\partial v}{\partial x} \right)$$

$$\varepsilon = \begin{cases} \frac{\partial u}{\partial x} \\ \frac{\partial v}{\partial y} \\ \frac{\partial w}{\partial z} \\ \frac{\partial u}{\partial y} + \frac{\partial v}{\partial x} \\ \frac{\partial v}{\partial z} + \frac{\partial w}{\partial y} \\ \frac{\partial u}{\partial z} + \frac{\partial w}{\partial x} \end{cases}$$

$$u = \begin{cases} u_x \\ u_y \\ u_z \end{cases} = \begin{cases} u \\ v \\ w \end{cases} = \begin{cases} u_1 \\ u_2 \\ u_3 \end{cases}$$

$$\begin{cases} u_i << L \\ \theta_i << 1 \\ u_{i,j} << 1 \end{cases}$$

$$u = \begin{cases} u_x \\ u_y \\ u_z \end{cases} = \begin{cases} u \\ v \\ w \end{cases} = \begin{cases} u_1 \\ u_2 \\ u_3 \end{cases}$$

- Relation déformations déplacements
 - ▶ Formulation matricielle

$$\varepsilon = Du$$

$$D = \begin{bmatrix} \frac{\partial}{\partial x} & 0 & 0 \\ 0 & \frac{\partial}{\partial y} & 0 \\ 0 & 0 & \frac{\partial}{\partial z} \\ \frac{\partial}{\partial y} & \frac{\partial}{\partial x} & 0 \\ 0 & \frac{\partial}{\partial z} & \frac{\partial}{\partial y} \\ \frac{\partial}{\partial z} & 0 & \frac{\partial}{\partial x} \end{bmatrix}$$

- Equations d'équilibre local
 - Statique

$$div \sigma + f = 0$$

$$\begin{cases} \frac{\partial \sigma_{xx}}{\partial x} + \frac{\partial \sigma_{xy}}{\partial y} + \frac{\partial \sigma_{xz}}{\partial z} + f_x = 0\\ \frac{\partial \sigma_{yx}}{\partial x} + \frac{\partial \sigma_{yy}}{\partial y} + \frac{\partial \sigma_{yz}}{\partial z} + f_y = 0\\ \frac{\partial \sigma_{zx}}{\partial x} + \frac{\partial \sigma_{zy}}{\partial y} + \frac{\partial \sigma_{zz}}{\partial z} + f_z = 0 \end{cases}$$

中国民航大学中欧航空工程师学院 Page 29

- Equations d'équilibre local
 - ▶ Formulation matricielle

$$D^T \sigma + f = 0$$

$$D = \begin{bmatrix} \frac{\partial}{\partial x} & 0 & 0 \\ 0 & \frac{\partial}{\partial y} & 0 \\ 0 & 0 & \frac{\partial}{\partial z} \\ \frac{\partial}{\partial y} & \frac{\partial}{\partial x} & 0 \\ 0 & \frac{\partial}{\partial z} & \frac{\partial}{\partial y} \\ \frac{\partial}{\partial z} & 0 & \frac{\partial}{\partial x} \end{bmatrix}$$

$$D^{T} = \begin{bmatrix} \frac{\partial}{\partial x} & 0 & 0 & \frac{\partial}{\partial y} & 0 & \frac{\partial}{\partial z} \\ 0 & \frac{\partial}{\partial y} & 0 & \frac{\partial}{\partial x} & \frac{\partial}{\partial z} & 0 \\ 0 & 0 & \frac{\partial}{\partial z} & 0 & \frac{\partial}{\partial y} & \frac{\partial}{\partial x} \end{bmatrix}$$

- Loi de comportement
 - Relation générale

$$\sigma = \sigma(\varepsilon)$$

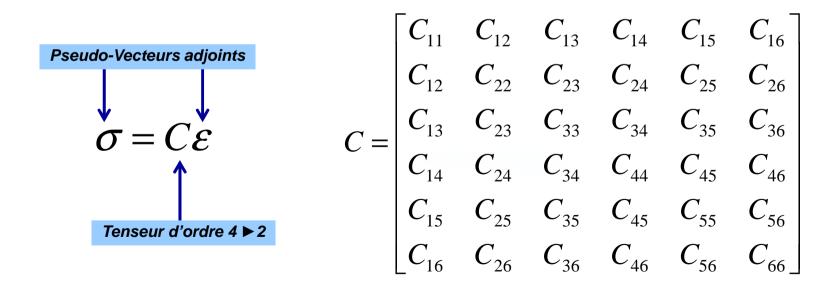
▶ Cas particulier de l'élasticité linéaire : loi de Hooke

$$\sigma = C\varepsilon$$

La matrice des coefficients élastiques est un tenseur d'ordre 4

$$\sigma_{ij} = C_{ijkl} \varepsilon_{kl}$$

- Loi de comportement
 - Cas général : matériau élastique linéaire anisotrope
 - ▶ Loi de Hooke généralisée
 - 21 coefficients indépendants (symétries de ε et σ , puis w FQSDP)



中国民航大学中欧航空工程师学院 Page 32

- Loi de comportement
 - Loi de Hooke : matériau élastique linéaire isotrope
 - ightharpoonup 2 coefficients indépendants : Coefficients de Lamé (λ, μ)

$$\sigma_{ij} = \lambda.trace(\varepsilon)\delta_{ij} + 2\mu\varepsilon_{ij}$$

$$\boldsymbol{\sigma} = \boldsymbol{C}\boldsymbol{\varepsilon} \qquad \boldsymbol{C} = \begin{bmatrix} \lambda + 2\mu & \lambda & \lambda & 0 & 0 & 0 \\ \lambda & \lambda + 2\mu & \lambda & 0 & 0 & 0 \\ \lambda & \lambda & \lambda + 2\mu & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & \mu & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & \mu & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & \mu \end{bmatrix}$$

中国民航大学中欧航空工程师学院

- Energie de déformation volumique (i.e. potentiel de déformation)
 - ▶ Cas d'un matériau élastique linéaire (obéissant à la loi de Hooke)
 - Existence d'un « potentiel de déformation » ou « énergie de déformation volumique »

$$\frac{dw}{dv} = \frac{1}{2} \varepsilon^{T} \sigma = \frac{1}{2} \varepsilon^{T} C \varepsilon = \frac{1}{2} \sigma^{T} C^{-1} \sigma$$

 C'est une forme quadratique, symétrique, définie positive (FQSDP) des déformations ou des contraintes

中国民航大学中欧航空工程**师学院** Page 34

- Cas particulier : élasticité 2D
 - Déplacements

$$u = \begin{cases} u \\ v \end{cases}$$

- Forces extérieures
 - Surfaciques

$$p = \begin{cases} p_x \\ p_y \end{cases}$$

- ▶ Tenseurs
 - Déformations planes

$$\boldsymbol{\varepsilon} = \left\{ \begin{array}{c} \boldsymbol{\varepsilon}_{xx} \\ \boldsymbol{\varepsilon}_{yy} \\ 2\boldsymbol{\varepsilon}_{xy} \end{array} \right\}$$

Volumiques

$$f = \begin{cases} f_x \\ f_y \end{cases}$$

ou

Contraintes planes

$$\boldsymbol{\sigma} = \begin{cases} \boldsymbol{\sigma}_{xx} \\ \boldsymbol{\sigma}_{yy} \\ \boldsymbol{\sigma}_{xy} \end{cases}$$

- Cas particulier : élasticité 2D

Relation déformations – déplacements
$$\mathcal{E} = Du \qquad \qquad \varepsilon = \begin{cases} \frac{\partial u}{\partial x} \\ \frac{\partial v}{\partial y} \\ \frac{\partial u}{\partial y} + \frac{\partial v}{\partial x} \end{cases} \qquad D = \begin{bmatrix} \frac{\partial}{\partial x} & 0 \\ 0 & \frac{\partial}{\partial y} \\ \frac{\partial}{\partial y} & \frac{\partial}{\partial x} \end{bmatrix}$$

▶ Equations d'équilibre local

$$D^{T}\boldsymbol{\sigma} + f = 0 \quad \begin{cases} \frac{\partial \sigma_{xx}}{\partial x} + \frac{\partial \sigma_{xy}}{\partial y} + f_{x} = 0 \\ \frac{\partial \sigma_{yx}}{\partial x} + \frac{\partial \sigma_{yy}}{\partial y} + f_{y} = 0 \end{cases} \qquad D^{T} = \begin{bmatrix} \frac{\partial}{\partial x} & 0 & \frac{\partial}{\partial y} \\ 0 & \frac{\partial}{\partial y} & \frac{\partial}{\partial x} \end{bmatrix}$$

Rappels - Elasticité

- Cas particulier : contraintes planes et élasticité linéaire (loi de Hooke)
 - ▶ Contraintes

$$\sigma_{xz} = \sigma_{yz} = \sigma_{zz} = 0$$

▶ Déformations

$$\varepsilon_{xz} = \varepsilon_{yz} = 0$$

$$\mathcal{E}_{zz} \neq 0$$

$$\varepsilon_{zz} = -\frac{v}{E} \left(\sigma_{xx} + \sigma_{yy} \right)$$

▶ Loi de Hooke

$$\begin{cases}
\sigma_{xx} \\
\sigma_{yy} \\
\sigma_{xy}
\end{cases} = \frac{E}{1 - v^2} \begin{bmatrix}
1 & v & 0 \\
v & 1 & 0 \\
0 & 0 & \frac{1 - v}{2}
\end{bmatrix} \begin{Bmatrix} \varepsilon_{xx} \\
\varepsilon_{yy} \\
2\varepsilon_{xy}
\end{Bmatrix}$$

$$\sigma = C\varepsilon$$

Rappels - Elasticité

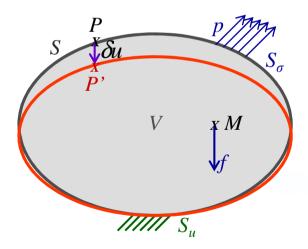
• Synthèse : équations de base en élasticité

S V X M f M S_u	Déplacements Cinématique	Contraintes Equilibre
Equations de champ dans V	Déformation - déplacements ${\cal E}=Du$	Equations d'équilibre $D^T oldsymbol{\sigma} + f = 0$
Conditions aux limites sur S	Conditions aux limites cinématiques $u = \bar{u}$ sur S _u	Conditions aux limites en contraintes $N^T\sigma = p$ sur S_σ

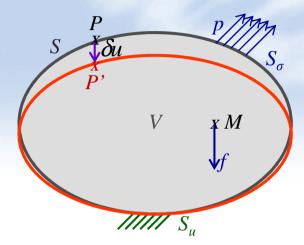
中国民航大学中欧航空工程师学院

- 1. Principes et hypothèses de la MEF
 - ▶ 1.1 Pourquoi la MEF?
 - ▶ 1.2 Historique de la MEF
 - ▶ 1.3 Notations Rappels d'élasticité des milieux continus
 - ▶ 1.4 Principe des travaux virtuels
 - ▶ 1.5 Théorème de l'énergie potentielle totale

- Déplacement virtuel
 - ullet petite variation du champ de déplacement à l'équilibre : δu
 - $\delta u = 0 \text{ sur } S_u$
 - → champ de déplacement cinématiquement admissible



- Travail virtuel des forces extérieures
 - déplacement virtuel : δu



- ▶ i.e. perturbation des déplacements dans un champ de forces extérieures imposées
- ▶ Travail virtuel des forces extérieures :

$$\delta \tau = \int_{V} f^{T} \delta u \, dv + \int_{S} p^{T} \delta u \, ds$$

中国民航大学中欧航空工程师学院 Page 41

- Première variation de l'énergie de déformation
 - Hypothèses

– H1 : HPP (i.e. petits déplacements et déformations)
$$\mathcal{E} = Du$$

– H2: Existence d'un potentiel de déformation $w = \frac{1}{2} \varepsilon^T \sigma$

$$\sigma_{ij} = \frac{\partial w}{\partial \varepsilon_{ij}}$$

▶ Différentiation du potentiel de déformation (forme quadratique symétrique)

$$\delta w = \delta \left(\frac{1}{2} \varepsilon_{ij} \sigma_{ij} \right) = \frac{1}{2} \delta \varepsilon_{ij} \sigma_{ij} + \frac{1}{2} \varepsilon_{ij} \delta \sigma_{ij} = \sigma_{ij} \delta \varepsilon_{ij}$$

Première variation de l'énergie de déformation

$$\delta U = \int_{V} \delta w \, dv = \int_{V} \sigma_{ij} \, \delta \varepsilon_{ij} \, dv = \int_{V} \sigma^{T} \, \delta \varepsilon \, dv$$

- Principe des travaux virtuels
 - ▶ A l'équilibre

$$\delta U = \delta \tau$$

▶ Ce qui est équivalent à un extremum de l'énergie potentielle totale :

$$\delta V = 0$$

avec : $V = U - \tau$ Energie Potentielle Totale (EPT)

- 1. Principes et hypothèses de la MEF
 - ▶ 1.1 Pourquoi la MEF?
 - ▶ 1.2 Historique de la MEF
 - ▶ 1.3 Notations Rappels d'élasticité des milieux continus
 - ▶ 1.4 Principe des travaux virtuels
 - ▶ 1.5 Théorème de l'énergie potentielle totale

中国民航大学中欧航空工程师学院 Page 44

Théorème de l'Energie Potentielle Totale

- Théorème de l'Energie Potentielle Totale (EPT)
 - ▶ Théorème

Parmi tous les déplacements cinématiquement admissibles, les états d'équilibre correspondent à une stationnarité de l'EPT et réciproquement.

▶ Condition d'équilibre

équilibre
$$\Leftrightarrow$$
 $\delta V = 0$

▶ Condition de stabilité

$$\delta^2 V > 0$$

Théorème de l'Energie Potentielle Totale

 $orall \delta u$ Cinématiquement Admissible

$$\delta u = 0$$
 Sur S_u

EXTREMUM EPT

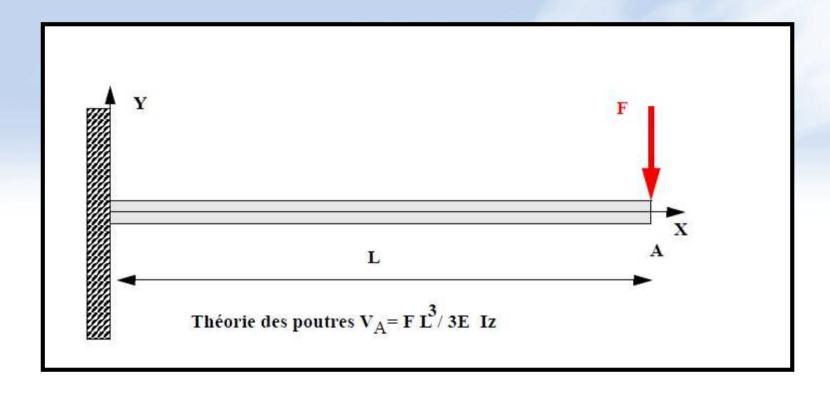
$$\delta V = 0$$

EQUILIBRE

$$D^T \sigma + f = 0 \quad \text{(dans V)}$$

$$N^T \sigma = p$$
 (sur S_{σ})

中国民航大学中欧航空工程师学院 Page 46



Déplacement virtuel cinématiquement admissible :

Liaison: Encastrement sur la section droite x=0

-Le déplacement vertical de la section droite est nul

-La rotation de la section droite est interdite

Energie Interne:
$$\frac{dW}{dx} = \frac{1}{2} \frac{M_z^2}{EI_z} + \frac{1}{2} \frac{T_y^2}{k_y GS}$$

On négligera l'énergie interne de l'effort tranchent devant celle du moment de flexion

L'énergie dans la poutre s'obtient par intégration :

$$W = \int_{o}^{L} \frac{1}{2} \frac{M_z^2}{EI_z} dx$$

Energie Potentielle:

$$V =$$

Energie Totale : U=W+V

Minimisation de l'énergie totale :

Comparaison avec la théorie analytique :

Pour améliorer la précision il faut avoir une meilleure approximation de la flèche. Cela peut s'obtenir en ajoutant un terme du troisième degré à l'expression du déplacement virtuel.

Cela permet d'introduire la pratique du calcul sous forme matricielle.

$$v(x) = Ax^{2} + Bx^{3} = \begin{pmatrix} x^{2} & x^{3} \end{pmatrix} \begin{pmatrix} A \\ B \end{pmatrix}$$

$$\frac{dv(x)}{dx} = 2Ax + 3Bx^{2} = \begin{pmatrix} 2x & 3x^{2} \end{pmatrix} \begin{pmatrix} A \\ B \end{pmatrix}$$

$$\frac{d^{2}v(x)}{dx^{2}} = 2A + 6Bx = \begin{pmatrix} 2 & 6x \end{pmatrix} \begin{pmatrix} A \\ B \end{pmatrix}$$

L'énergie Interne devient :

$$W = \int_{0}^{L} \frac{1}{2} \frac{M_{z}^{2}}{EI_{z}} dx = \frac{EI_{z}}{2} \int_{0}^{L} \left(\frac{d^{2}v(x)}{dx^{2}}\right)^{2} dx$$

$$EI_{z} \int_{0}^{L} (x) dx = \frac{2}{2} \int_{0}^{2} \left(\frac{d^{2}v(x)}{dx^{2}}\right)^{2} dx$$

$$W = \frac{EI_z}{2} \int_0^L \left(2Ax + 3Bx^2\right)^2 dx$$

• • • • • • • • • •

$$W = \frac{1}{2} \begin{pmatrix} A & B \end{pmatrix} \begin{bmatrix} \int_0^L 36x^2 dx & \int_0^L 12x dx \\ \int_0^L 12x dx & \int_0^L 4dx \end{bmatrix} \begin{pmatrix} A \\ B \end{pmatrix}$$

中国民航大学中欧航空工程**师学院**

L'énergie Potentielle :

$$V = (A \quad B) \begin{pmatrix} FL^3 \\ FL^2 \end{pmatrix}$$

Energie Totale:

$$U = W + V = \frac{1}{2} \begin{pmatrix} A & B \end{pmatrix} \begin{bmatrix} 12L^3 & 6L^2 \\ 6L^2 & 4L \end{bmatrix} \begin{pmatrix} A \\ B \end{pmatrix} - \begin{pmatrix} A & B \end{pmatrix} \begin{pmatrix} FL^3 \\ FL^2 \end{pmatrix}$$

Minimisation de l'énergie totale :

$$\begin{bmatrix} 12L^3 & 6L^2 \\ 6L^2 & 4L \end{bmatrix} \begin{pmatrix} A \\ B \end{pmatrix} = \begin{pmatrix} FL^3 \\ FL^2 \end{pmatrix}$$

Matrice de rigidité

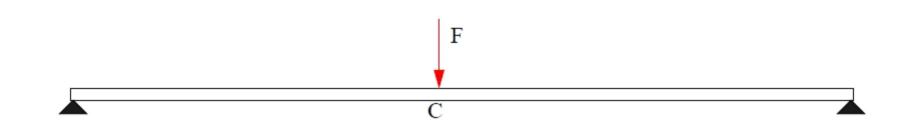
Vecteur force

Vecteur déplacement

Résultat :

Exercice

Traiter le cas d'une poutre bi appuyée soumise à une force concentrée en son centre puis avec un ressort sous le point C.



$$v_C = \frac{FL^3}{48EI_Z}$$