



Théorie des poutres, résistance des matériaux

Jean-Michel Génevaux

► To cite this version:

Jean-Michel Génevaux. Théorie des poutres, résistance des matériaux. Engineering school. 2011. cel-00611692v1

HAL Id: cel-00611692

<https://cel.hal.science/cel-00611692v1>

Submitted on 27 Jul 2011 (v1), last revised 11 Jan 2024 (v16)

HAL is a multi-disciplinary open access archive for the deposit and dissemination of scientific research documents, whether they are published or not. The documents may come from teaching and research institutions in France or abroad, or from public or private research centers.

L'archive ouverte pluridisciplinaire **HAL**, est destinée au dépôt et à la diffusion de documents scientifiques de niveau recherche, publiés ou non, émanant des établissements d'enseignement et de recherche français ou étrangers, des laboratoires publics ou privés.

ENSIM 2A

Mécanique :
théorie des poutres (résistance des matériaux)

Jean-Michel Gènevaux
avec les complicités de Samuel Deslandes, Stéphane Durand, François Gautier,
tous les collègues précédents qui ont fourni leurs documents.

1^{er} juin 2011

Table des matières

1	Objectifs et méthode	2
2	Cours de théorie des poutres	6
2.1	Bibliographie	6
2.2	Les ceintures de théorie des poutres	6
2.3	Les Outils	6
2.3.1	De l'élasticité à la théorie des poutres	6
2.3.2	Notion de poutre	10
2.3.3	Liaisons - isostaticité - hyperstaticité	13
2.3.4	Efforts intérieurs	19
2.3.5	Description de la section droite	22
2.3.6	Annexe 1	28
2.4	Lois de comportement de la poutre	31
2.4.1	Objectif	31
2.4.2	1ère cinématique	31
2.4.3	2nd cinématique	36
2.4.4	3ième cinématique	40
2.4.5	Formules de Bresse	43
2.4.6	exemple d'utilisation : sollicitation de traction	44
2.4.7	flexion simple autour de l'axe $H\bar{z}$	45
2.5	Résolutions de problèmes	46
2.5.1	Résolution par superposition	46
2.5.2	Méthodes énergétiques	47
2.5.3	résolution de systèmes hyperstatiques	49
2.5.4	Systèmes articulé	50
2.6	Une cinématique mieux adaptée	50
2.6.1	Cisaillement	50
2.6.2	Torsion	50
2.7	Dimensionnement : cette partie n'est vue que lors des travaux pratiques	50
2.7.1	Cercle de Mohr des contraintes	51
2.7.2	Critères de limite d'élasticité	51
2.7.3	Méthode de calcul	52
2.7.4	Exemple de calcul	53
2.8	Non linéarités géométriques (grands déplacements)	54
2.8.1	Exemple	54
2.8.2	équation	54
2.8.3	méthode incrémentale	54
2.8.4	flambement	54
2.9	Formulation variationnelle	54
2.9.1	Principe des travaux virtuels	54
2.9.2	Equation d'équilibre	54
2.9.3	Modèle variationnel en déplacement	54
2.9.4	Modèle variationnel mixte	54

Chapitre 1

Objectifs et méthode

Tous les documents (cours, td, tp, examens, corrigés, qcm) relatifs à ce cours sont disponibles sous <http://umtice.univ-lemans.fr/course/view.php?id=95>

Ce polycopié est divisé en plusieurs parties :

- Pour vérifier de façon individuelle que vous avez acquis les compétences nécessaires, des petits exercices ciblés, appelés brevets, sont disponibles dans le recueil *banque de brevets*. Ils ont été écrits suite aux erreurs rencontrées les plus fréquemment dans les copies d'examen. Cette Banque de brevet concerne l'ensemble des trois années de formation à l'ENSIM. Un arbre des connaissances vous permet, en grisant les brevets dont vous êtes détenteur-trice de savoir où vous en êtes dans la formation proposée.
- Pour vous entraîner à manipuler les concepts et à prendre un peu de hauteur et vous approprier la démarche globale, des sujets de travaux dirigés et des sujets d'examens sont disponibles dans un polycopié spécifique. Les corrigés des td et examens sont disponibles sur UMTICE.
- L'examen final classique de 1h15 sur une table n'aura pas lieu. Il est remplacé par le passage de ceintures (de blanche à noire) qui valident chacune une étape de la formation. Une ceinture est acquise lorsque
 - vous trouvez le(s) résultat(s),
 - votre réponse ne présente pas d'erreur d'homogénéité,
 - les écritures sont complètes (vecteurs, bases, points d'expression d'un torseur, unités pour un résultat chiffré).

Vous pouvez tenter d'obtenir une ceinture lorsque vous vous sentez prêt-e à le faire. Elles sont passées de façon individuelle, dans l'ordre des couleurs,

- lors des séances d'enseignement ou d'examen,
- ou entre 12h45 et 13h30, sur rendez-vous auprès de jmgenev@univ-lemans.fr, au 4^{ème} étage du LAUM, salle café. Attention, le nombre de places est limité car au maximum 2 étudiants peuvent tenter une ceinture par jour où JM GENEVAUX est disponible. Les passages de ceinture, s'arrêtent une semaine avant le jury de fin d'année. Priorité est donnée aux premières tentatives de passage d'une ceinture et aux premières ceintures.

Vous ne pouvez passer qu'une ceinture par séance avec comme seul document, un polycopié de cours vierge qui vous sera fourni. Vous pouvez passer une ceinture autant de fois que vous le souhaitez (dans la réserve des places disponibles) jusqu'à obtention de celle-ci. Le passage d'une ceinture nécessite que vous signiez la déclaration suivante : "*Je m'engage sur l'honneur à ne pas évoquer avec mes camarades le contenu du sujet de passage de ceinture.*". Cela permet à vos camarades de faire une mesure "libre et non faussée" de leurs savoirs scientifiques et non de leur compétence de mémorisation. L'interfaçage avec les modalités de contrôle des connaissances qui nécessite une note sera fait par la formule $n = \frac{c-1}{n_c-1} * 20$, avec n la note, c le nombre de ceintures obtenues et n_c le nombre de ceintures disponibles.

- En fin de module, il vous sera demandé d'évaluer le module afin de nous faire part de vos remarques.

Nous vous souhaitons une bonne découverte, une intéressante confrontation des modèles que nous développerons lors de cette formation et utiliserons en td, à la réalité des essais effectués en

travaux pratiques, et bien sûr... une bonne collaboration entre vous.

Il peut vous être utile de connaître les termes spécifiques à la mécanique en anglais. Voici donc une sélection de termes.

acéré	spiky
appuyé simplement	simply supported
coalescer	to coalesce
encastré	clamped
être à divergence nulle	to be divergence-less
isotherme	isothermal
l'abaque	the chart
la bobine	the coil
la dispersion	the scatter
la fréquence de pompage	the pump frequency
la fréquence de sonde	the imaging frequency
la fréquence supérieure	the overtone
la fuite	the leakage
la ligne nodale	the nodal line
la manche, la pochette, l'alésage	the sleeve
la poutre	the beam
la pulsation	the angular frequency
la rainure	the groove
la rugosité	the ruggedness
la variable muette	the dummy variable
le flux entrant	the inward flow
le flux sortant	the outward flow
le jeu	the clearance
le module d'Young	the modulus of elasticity
le ventre de vibration	the antinode
les conditions aux limite	the boundary conditions
libre	free edge
se contracter	to shrink
serré	tight
tendu	taut

Bibliographie

- [1] Axisa, Hermès, Paris
- [2] Batoz,JL Dhatt,G *Modélisation des structures par éléments finis : volume 2 : poutres et plaques* Hermès, Paris, 1990
- [3] Batoz,JL Dhatt,G *Modélisation des structures par éléments finis : volume 3 : coques* Hermès, Paris, 1992
- [4] Chevalier,L *Mécanique des milieux continus déformables*, Ellipse, 2004
- [5] Dumontet *Exercices de mécanique des milieux continus*, Masson, Paris, 1994
- [6] JM Génevaux, fichiers disponible sur le réseau sous *distrib doc etu / 2a modelisation / model jpg*
- [7] JM Génevaux, fichiers disponible sur le réseau sous *distrib doc etu / 1a tdp / cinematiques*
- [8] Lemaitre,J Chaboche,JL *Mécanique des matériaux solides*. Dunod, Paris, (cote 620.1 LEM à la BU)
- [9] Germain,P Muller,P *Introduction à la mécanique des milieux continus*. Masson, Paris, 1980
- [10] Génevaux,JM *A propos des tenseurs*, cours Ensim 1A, 2005
- [11] Zucchini,A Lourenco,PB *A micro-mechanical model for the homogenisation of masonry*, International Journal of Solids and Structures, **39**, Issue 12, June 2002, Pages 3233-3255.
- [12] Albigès Résistance des matériaux
- [13] Courbon
- [14] Feodosiev
- [15] Laroze Résistance des matériaux et structures (tome 2) éd. : Masson-Eyrolle
- [16] Timoshenko
- [17] Techniques de l'ingénieur, B5 I, 600,601, 5020, 5040 (concentrations de contraintes)
- [18] Chevalier Mécanique des systèmes et des milieux déformables, ellipse, paris, 2004.
- [19] Dumontet, Duvaut, Léné, Muller, Turbé, Exercices de mécanique des milieux continus, Masson, Paris 1994
- [20] Salencon,
- [21] Salencon, Mécanique des milieux continus, tome 2, Thermoélasticité, Editions de l'Ecole Polytechnique, Palaiseau, 2001
- [22] Salencon, Mécanique des milieux continus, tome 3, Milieux curvilignes, Editions de l'Ecole Polytechnique, Palaiseau, 2001
- [23] Axisa,F *Modélisation des systèmes mécaniques : systèmes continus* Hermès, Paris, 2001
- [24] Batoz,JL Dhatt,G *Modélisation des structures par éléments finis : volume 2 : poutres et plaques* Hermès, Paris, 1990
- [25] Chevalier,L *Mécanique des systèmes et des milieux déformables* Ellipses, Paris, 1996
- [26] JM Génevaux, fichiers disponible sur le réseau sous *distrib doc etu / 2a modelisation / model jpg*
- [27] JM Génevaux, fichiers disponible sur le réseau sous *distrib doc etu / 1a tdp / cinematiques*

Chapitre 2

Cours de théorie des poutres

2.1 Bibliographie

Voici ci-dessous, quelques auteurs et livres traitant de la théorie des poutres. Vous pouvez consulter ces ouvrages à la bibliothèque universitaire.

- Albigès Résistance des matériaux
- Courbon
- Feodosiev
- Laroze Résistance des matériaux et structures (tome 2) éd. : Masson-Eyrolle
- Germain Introduction à la mécanique des milieux continus éd. : Masson
- Timoshenko
- Techniques de l'ingénieur, B5 I, 600,601, 5020, 5040 (concentrations de contraintes)

2.2 Les ceintures de théorie des poutres

1. blanche : être venue une fois en cours de théorie des poutres pour récupérer le photocopié.
2. jaune : savoir déterminer si un système est isostatique, hypostatique ou hyperstatique de degré n .
3. orange : savoir déterminer les composantes d'un torseur d'efforts intérieurs.
4. verte : savoir déterminer le torseur de déplacement d'un point.
5. bleue : savoir déterminer le chargement maximal admissible d'une structure.
6. marron : savoir résoudre un problème hyperstatique extérieurement.
7. noire : savoir résoudre un problème hyperstatique intérieurement.

2.3 Les Outils

2.3.1 De l'élasticité à la théorie des poutres

Le synopsis de la démarche associée à la théorie des poutres est présenté figure 2.1.

Nous travaillons ici dans un repère local à un point. Nous noterons les vecteurs de ce repère local $\vec{x}, \vec{y}, \vec{z}$.

La théorie des poutres est une simplification de la théorie de l'élasticité. Elle peut être envisagée lorsque le corps solide déformable possède une dimension bien plus grande que les deux autres. Un solide de ce type sera appelé *poutre*. Si l'on fait une section dans le plan des petites dimensions, le barycentre de cette section sera noté H . Si vous lisez d'autres livres de théorie des poutres, ce point

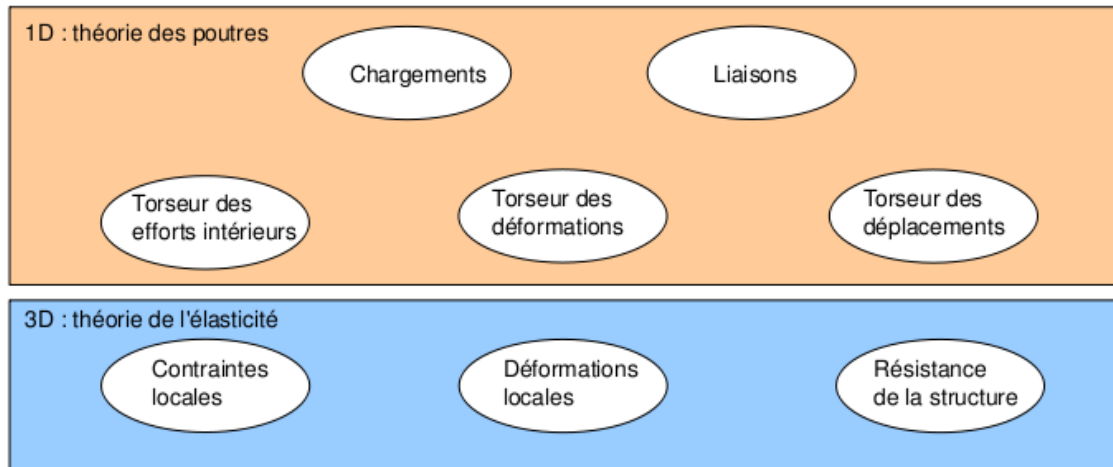


FIGURE 2.1 – Les différents concepts nécessaires à la théorie des poutres.

est généralement appelé G . Pour éviter que vous ne le confondiez avec le centre de gravité de la poutre complète (erreur devenue classique ces dernières années, mais extrêmement énervante pour l'enseignant), nous choisirons de l'appeler par la lettre H . L'ensemble des barycentres de la poutre définit la *ligne moyenne*. Si la section est perpendiculaire à la ligne moyenne, elle sera appelée *section droite*. La position sur cette ligne moyenne est repérée par une abscisse s . Cette ligne moyenne peut être continue, discontinue, être continuellement dérivable par rapport à la variable s ou non.

La théorie des poutres fournit des solutions en déplacement et contraintes qui ne sont pas nécessairement valables en tout point. Mais loin des points d'application des chargements, des liaisons (blocages cinématiques) et des variations brusques de section, elle est tout à fait suffisante. Ces conditions sont présentes en de nombreux points de ce type de structures.

Nous rappelons les grandeurs et relations utiles en élasticité tridimensionnelle : (voir tableau 2.1)

Le même jeu de relations est présent dans le cas de la théorie des poutres, seules les grandeurs utilisées sont décrites à l'aide d'objets que l'on appelle *torseur*. Ce sont les mêmes êtres mathématiques que ceux que vous avez utilisés en mécanique des solides indéformables pour décrire leur mouvement. Ils seront ici simplement associés aux déplacements et rotations d'une section droite, aux déformations d'une section droite et aux efforts généralisés (résultante et moment) sur cette section.

à l'échelle macroscopique locale 3D

Nous ne rappellerons que quelques définitions de l'élasticité linéaire isotrope.

- Les différentes possibilités de déformations d'un volume élémentaire ($dx\,dy\,dz$). On définit les 3 déformations d'allongement (ou de contraction) ϵ_{xx} , ϵ_{yy} , ϵ_{zz} , ainsi que les 6 déformations de cisaillement ϵ_{xy} , ϵ_{yz} , ϵ_{zx} , ϵ_{yx} , ϵ_{zy} , ϵ_{xz} .
- Tenseur des déformations. Ces 9 composantes peuvent être ordonnées dans une matrice associée au tenseur des déformations $\bar{\epsilon}$. Ce tenseur est symétrique de part sa construction. Il y a donc 6 composantes indépendantes.
- Tenseur des contraintes. Il est associé aux contraintes agissant sur chaque facette d'un cube. La facette de normale \vec{x} subit les contraintes σ_{xx} , σ_{yx} , σ_{zx} . Nous appellerons E le module de Young du matériau (en Pa). Nous appellerons ν le coefficient de Poisson du matériau (sans unité). Nous appellerons $G = \frac{E}{2(1+\nu)}$ le module de Coulomb du matériau (en Pa). Le loi de comportement permettant de passer du tenseur des déformations au tenseur des contraintes est,

$$\bar{\epsilon} = \frac{1+\nu}{E} \bar{\sigma} - \frac{\nu}{E} \text{trace}(\bar{\sigma}) \bar{I}_d, \quad (2.1)$$

	déplacements	déformations	contraintes
	\vec{u}	$\vec{\bar{\epsilon}}$	$\vec{\bar{\sigma}}$
condition aux limites en déplacement	$\vec{u} = \vec{u}_d$ sur Γ_u		
passage déplacements	+ éq. compatibilité $\epsilon_{ik,jl} - \epsilon_{kj,il} =$ $\epsilon_{il,jk} - \epsilon_{lj,ik}$ pour $i \neq j$ et $l \neq k$	$\vec{\bar{\epsilon}} = 1/2 \left(\vec{\text{grad}} \vec{u} + {}^T \vec{\text{grad}} \vec{u} \right)$	+ éq. compatibilité (Beltrami) $(1 + \nu) \Delta \sigma_{ij} + \frac{\partial^2 (\text{trace} \vec{\sigma})}{\partial x_i \partial x_j} = 0$ si $\vec{\text{grad}} f = 0$
déformations			
loi de comportement		$\vec{\bar{\epsilon}} = \frac{1+\nu}{E} \vec{\bar{\sigma}} - \frac{\nu}{E} \text{trace}(\vec{\bar{\sigma}}) \vec{I}_d$	$\vec{\bar{\sigma}} = 2\mu \vec{\bar{\epsilon}} + \lambda \text{trace}(\vec{\bar{\epsilon}}) \vec{I}_d$
équations d'équilibre (statique)	éq. de Navier : $(\lambda + \mu) \vec{\text{grad}}(\text{div} \vec{u})$ $+ \mu \text{div}(\vec{\text{grad}} \vec{u}) + \rho \vec{u} = 0$		$\text{div} \vec{\sigma} + \rho \vec{f} = 0$ $\frac{\partial \sigma_{xx}}{\partial x} + \frac{\partial \sigma_{xy}}{\partial y} + \frac{\partial \sigma_{xz}}{\partial z} + f_x = 0$ $\frac{\partial \sigma_{xy}}{\partial x} + \frac{\partial \sigma_{yy}}{\partial y} + \frac{\partial \sigma_{yz}}{\partial z} + f_y = 0$ $\frac{\partial \sigma_{xz}}{\partial x} + \frac{\partial \sigma_{yz}}{\partial y} + \frac{\partial \sigma_{zz}}{\partial z} + f_z = 0$
condition aux limites en contraintes			$\vec{T}(P, \vec{n}) = \vec{\sigma} \vec{n} = \vec{F}_d$ sur Γ_f
passage contrainte torseur			$N = \int_S \sigma_{xx} dS$ $T_y = \int_S \sigma_{xy} dS$ $T_z = \int_S \sigma_{xz} dS$ $M_x = \int_S \sigma_{\theta x} r dS$ $M_{fy} = \int_S \sigma_{xx} z dS$ $M_{fz} = - \int_S \sigma_{xx} z dS$

TABLE 2.1 – Equations de la mécanique des solides déformables dans le cas d'une modélisation tridimensionnelle

	torseur des déplacements	torseur des déformations	torseur des efforts intérieurs
	$\{U\} = \begin{Bmatrix} \dot{\omega} \\ \dot{u} \end{Bmatrix}_H$ $\{U\} = \{U\}_d$ au point P_d	$\{Def\} = \begin{Bmatrix} \alpha_x \ddot{x} + \alpha_y \ddot{y} + \alpha_z \ddot{z} \\ \epsilon_x \ddot{x} + \gamma_y \ddot{y} + \gamma_z \ddot{z} \end{Bmatrix}_H$	$\{\tau_{int}\} = \begin{Bmatrix} N \ddot{x} + T_y \ddot{y} + T_z \ddot{z} \\ M_x \ddot{x} + M_f \ddot{y} + M_{fz} \ddot{z} \end{Bmatrix}_H$
condition aux limites en déplacement			
passage déplacements déformations	formules de Bresse (fonction de $\epsilon_x, \gamma_y, \dots$)		
loi de comportement	formules de Bresse (fonction de N, T_y, \dots)	$\alpha_x = M_x / GI_0^c$ $\alpha_y = M_{fy} / EI_{Hy}$ $\alpha_z = M_{fz} / EI_{Hz}$ $\epsilon_x = N / ES$ $\gamma_y = T_y / GS_y$ $\gamma_z = T_z / GS_z$	$M_x = \alpha_x GI_0^c$ $M_{fy} = \alpha_y EI_{Hy}$ $M_{fz} = \alpha_z EI_{Hz}$ $N = \epsilon_x ES$ $T_y = \gamma_y GS_y$ $T_z = \gamma_z GS_z$
équations d'équilibre (poutre droite)			$p_x + \frac{dN}{dx} = 0$ $p_y + \frac{dM_{fy}}{dx} = 0$ $p_z + \frac{dM_{fz}}{dx} = 0$ $c_x + \frac{dM_x}{dx} = 0$ $c_y + \frac{dM_{fy}}{dx} - T_z = 0$ $c_z + \frac{dM_{fz}}{dx} + T_y = 0$
condition aux limites en chargement			$-\{\tau_{s+}\} + \{\tau_{s-}\} = \{\tau_d\}$ au point P_f
passage torseur contrainte			$\sigma_{xx} = N/S - \frac{M_{fy} \ddot{z}}{I_{Hy}} + \frac{M_{fz} \ddot{y}}{I_{Hz}}$ $\sigma_{yx} = \frac{T_y g_y(\ddot{y}, \ddot{z})}{S}$ $\sigma_{zx} = \frac{T_z g_z(\ddot{y}, \ddot{z})}{S}$ $\sigma_{yy} = 0$ $\sigma_{yz} = 0$ $\sigma_{zz} = 0$ $\sigma_{\theta x} = \frac{M_x \ddot{r} g_{\theta}(\ddot{y}, \ddot{z})}{I_0}$

TABLE 2.2 – Equations de la mécanique des solides déformables dans le cas d'une modélisation unidimensionnelle.

ou

$$\bar{\sigma} = 2\mu\bar{\epsilon} + \lambda \text{trace}(\bar{\epsilon})\bar{I}_d, \quad (2.2)$$

avec les deux coefficients de Lamé donnés par,

$$\mu = \frac{E}{2(1+\nu)} = G, \quad (2.3)$$

$$\lambda = \frac{E\nu}{(1+\nu)(1-2\nu)}. \quad (2.4)$$

à l'échelle macroscopique 1D

On doit définir des grandeurs "équivalentes" au point de la section droite appartenant à la fibre moyenne. Nous utiliserons des torseurs : torseur de chargement, de mouvement possible à une liaison, de déplacement, d'inter-effort, de déformation, d'effort intérieur. Un torseur est toujours composé d'un vecteur appelé *résultante* \vec{R} et d'un pseudo-vecteur appelé *moment* \vec{M} , et il est exprimé nécessairement en un point A. Pour ceux qui ne se souviennent plus de ce qu'est un pseudo-vecteur, consultez le cours sur les tenseurs de 1A.

Pour changer d'un point A à un point B, la formule de changement de point d'un torseur est à connaître, tout comme vous connaissez votre héros de jeunesse "BABAR".

Pour un torseur de chargement, d'inter-effort ou d'effort intérieurs :

$$\{\tau\} = \left\{ \begin{array}{c} \vec{R} \\ \vec{M}_A \end{array} \right\}_A = \left\{ \begin{array}{c} \vec{R} \\ \vec{M}_B \end{array} \right\}_B = \left\{ \begin{array}{c} \vec{R} \\ \vec{M}_A + \vec{R} \wedge \vec{AB} \end{array} \right\}_B \quad (2.5)$$

Pour un torseur de déplacement :

$$\{U\} = \left\{ \begin{array}{c} \vec{\omega} \\ \vec{u}_A \end{array} \right\}_A = \left\{ \begin{array}{c} \vec{\omega} \\ \vec{u}_B \end{array} \right\}_B = \left\{ \begin{array}{c} \vec{\omega} \\ \vec{u}_A + \vec{\omega} \wedge \vec{AB} \end{array} \right\}_B \quad (2.6)$$

• **Erreur classique** : Il ne faut pas oublier de préciser, pour tout torseur, en quel point il est exprimé.

Assimilation Pour vérifier que vous avez assimilé ce paragraphe, je vous invite à obtenir le brevet 031.

Si vous avez des difficultés, je vous invite à contacter le référent du brevet correspondant, dont le mél est disponible sur <http://umtice.univ-lemans.fr/course/view.php?id=95>.

2.3.2 Notion de poutre

Nous travaillons ici,

- soit dans un repère global associé à l'ensemble de la poutre. Nous noterons les vecteurs de ce repère global $\vec{i}, \vec{j}, \vec{k}$.
- soit dans un repère local à un point H. Nous noterons les vecteurs de ce repère local $\vec{x}, \vec{y}, \vec{z}$. Le vecteur \vec{x} sera toujours choisi parallèle à la fibre moyenne. Les vecteurs \vec{y} et \vec{z} orthogonaux à \vec{x} , seront dans les directions principales de la section droite (voir paragraphe 2.3.5).

• **Erreur classique** : Il ne faut pas oublier de préciser, pour tout torseur, dans quel repère il est exprimé.

principes et lois

Nous développerons une théorie linéaire, donc nous vérifions le principe de superposition : si un chargement 1 implique un champ de torseurs de déplacement 1, un chargement 2 implique un

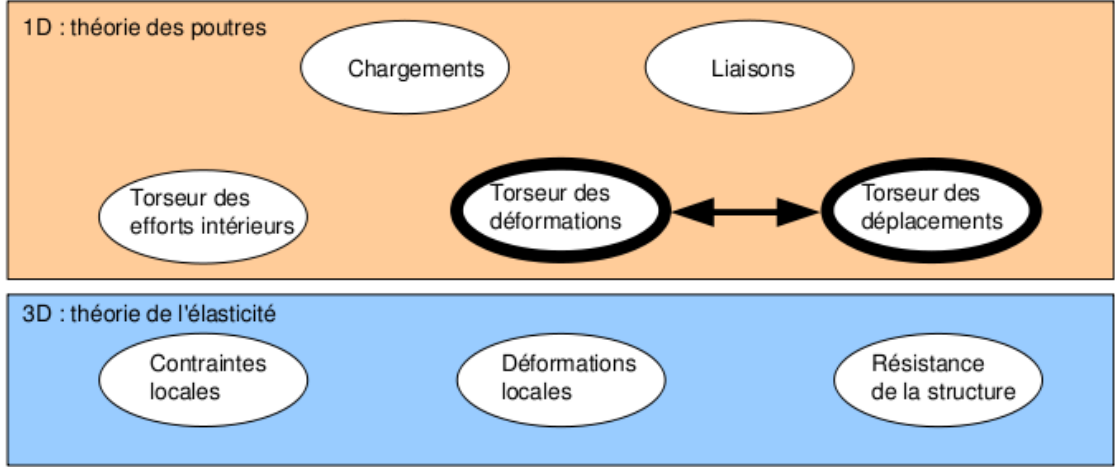


FIGURE 2.2 – Les concepts à la description du mouvement de la fibre moyenne.

champs de torseurs de déplacement 2, alors appliquer la somme des deux chargements implique un champs de déplacement somme des deux champs précédents.

Le principe de St Venant, exprime que la solution que la théorie des poutres fournie est admissible loin des points de chargement, de liaison, des discontinuité de fibre moyenne et de sa dérivée et des variations brusques de section.

Le mouvement d'un point M de la poutre sera associé au mouvement du point H de la section droite à laquelle il appartient. Il est donc nécessaire de définir le type de lien cinématique entre le point M et le point H . Différentes hypothèses de cinématique de section droite sont possibles :

- de Bernoulli : une section plane reste plane et normale à la fibre moyenne (cinématique numéro 2)
- de Timoshenko : une section plane reste plane
- de Bernoulli généralisée : une section plane peut se voiler (cinématique numéro 3)

En fonction de la cinématique choisie, la rigidité équivalent de la section droite sera variable.

cinématique d'un point de la fibre moyenne

Ce paragraphe concerne les étapes mises en gras dans le synopsis figure 2.2.

- torseur des déplacements du barycentre d'une section

$$\{U\} = \left\{ \begin{array}{c} \tilde{\omega} \\ \vec{u} \end{array} \right\}_H \quad (2.7)$$

avec $\tilde{\omega}$ l'angle dont à tourné la section droite, \vec{u} le déplacement du point H . Les unités S.I. de ω est le radian donc 1, celles de u est le m.

- torseur des déformations entre deux sections

Pour caractériser la déformation entre deux points $H(s)$ et $H(s+ds)$, le torseur des déformations est défini par :

$$\{Def\}_A = \lim_{ds \rightarrow 0} \frac{1}{ds} \left(\{U\}_{H(s+ds)} - \{U\}_{H(s)} \right) \quad (2.8)$$

Tout calculs faits (voir figure 2.3), on obtient,

$$\{Def\}_A = \left\{ \begin{array}{c} \frac{d\tilde{\omega}}{ds} \\ \frac{d\vec{u}}{ds} - \tilde{\omega} \wedge \vec{x} \end{array} \right\}_H \quad (2.9)$$

Pour cette démonstration, vous noterez qu'est effectué un développement de Taylor des variable et que seuls les termes d'ordre 2 sont conservés. Si entre deux points H et H' , le mouvement est celui d'un solide rigide, les deux torseurs sont reliés par la formule de changement de point, alors le torseur des déformations est nul.

$$\begin{aligned}
& \begin{array}{cc} \{u_s\} & \{u_{s+ds}\} \\ \hline H(s) & H'(s+ds) \end{array} \\
\{Df\} &= \lim_{ds \rightarrow 0} \frac{1}{ds} [\{u_{s+ds}\} - \{u_s\}] \\
&= \lim_{ds \rightarrow 0} \frac{1}{ds} \left[\left\{ \begin{array}{c} \vec{\omega}(s+ds) \\ \vec{u}(s+ds) \end{array} \right\}_{H'} - \left\{ \begin{array}{c} \vec{\omega}(s) \\ \vec{u}(s) \end{array} \right\}_H \right] \\
&= \lim_{ds \rightarrow 0} \frac{1}{ds} \left[\left\{ \begin{array}{c} \vec{\omega}(s+ds) \\ \vec{u}(s+ds) + \vec{\omega}(s+ds) \wedge \overrightarrow{H'H} \end{array} \right\}_H - \left\{ \begin{array}{c} \vec{\omega}(s) \\ \vec{u}(s) \end{array} \right\}_H \right] \\
&= \lim_{ds \rightarrow 0} \frac{1}{ds} \left\{ \begin{array}{c} \vec{\omega}(s) + \frac{d\vec{\omega}}{ds}(s) ds + o(ds^2) - \vec{\omega}(s) \\ \vec{u}(s) + \frac{d\vec{u}}{ds}(s) ds + \left(\vec{\omega}(s) + \frac{d\vec{\omega}}{ds}(s) ds \right) \wedge (-ds \vec{x}) - \vec{u}(s) \end{array} \right\}_H \\
&= \lim_{ds \rightarrow 0} \frac{1}{ds} \left\{ \begin{array}{c} \frac{d\vec{\omega}}{ds} ds \\ \frac{d\vec{u}}{ds} ds + \vec{\omega} \wedge (-\vec{x}) ds \end{array} \right\}_H \\
&= \left\{ \begin{array}{c} \frac{d\vec{\omega}}{ds} \\ \frac{d\vec{u}}{ds} + \vec{\omega} \wedge \vec{x} \end{array} \right\}_H
\end{aligned}$$

FIGURE 2.3 – Démonstration de l'expression du torseur des déformations.

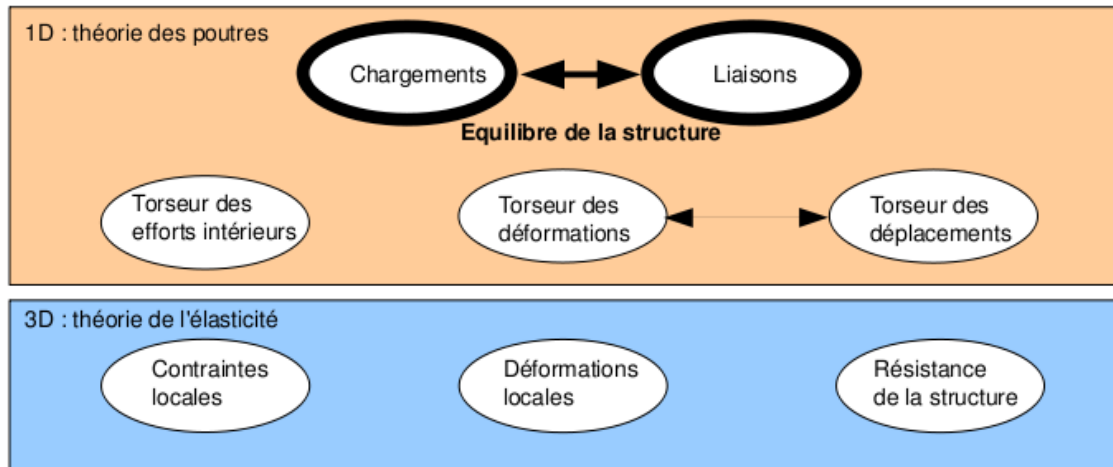


FIGURE 2.4 – Les concepts utiles à la détermination du degré d'hyperstatisme et des réactions aux liaisons.

Attention ! Dans ce cours,

- $\tilde{\omega}$ désigne un angle de rotation (en rad), et non une vitesse de rotation (dans le torseur cinématique d'un solide, elle était notée $\tilde{\Omega}_{S2/S1}$).
- \tilde{u} désigne un déplacement (en mètre)
- Ils sont donnés par rapport au repère global $(O, \vec{i}, \vec{j}, \vec{k})$

Assimilation Pour vérifier votre assimilation de ce paragraphe, je vous invite à faire le brevet 012.

Si vous avez des difficultés, je vous invite à contacter le référent du brevet correspondant, dont le mél est disponible sur [http ://umtice.univ-lemans.fr/course/view.php?id=95](http://umtice.univ-lemans.fr/course/view.php?id=95).

2.3.3 Liaisons - isostaticité - hyperstaticité

Ce paragraphe concerne les étapes mises en gras dans le synopsis figure 2.4.

liaisons parfaites normalisée - torseur des efforts transmissibles

(voir page suivante)

Dans ce cours, la résultante du torseur des efforts transmissibles sera notée \vec{R} , le moment sera noté \vec{M} . La liaison étant considérée parfaite, la puissance développée dans cette liaison doit être nulle quelles que soient les déplacements et rotations éventuels possibles. Ceci implique que le travail d'une liaison soit nul :

$$\left\{ \begin{array}{c} \tilde{\omega} \\ \tilde{u}_A \end{array} \right\}_A \otimes \left\{ \begin{array}{c} \vec{R} \\ \vec{M}_A \end{array} \right\}_A = 0 \quad (2.10)$$

Les liaisons associées à un problème tridimensionnel sont normalisées. La symbolique est donc la même que celle que vous utilisez pendant la formation de Technologie-Mécanique. Utilisez les dessins associés !

- liaison tridimensionnelle encastrement : $\{\tau\}_A = \left\{ \begin{array}{c} R_i \vec{i} + R_j \vec{j} + R_k \vec{k} \\ C_i \check{i} + C_j \check{j} + C_k \check{k} \end{array} \right\}_A$
- liaison tridimensionnelle pivot d'axe $A\vec{i}$: $\{\tau\}_A = \left\{ \begin{array}{c} R_i \vec{i} + R_j \vec{j} + R_k \vec{k} \\ C_j \check{j} + C_k \check{k} \end{array} \right\}_A$
- liaison tridimensionnelle glissière d'axe $A\vec{i}$: $\{\tau\}_A = \left\{ \begin{array}{c} R_j \vec{j} + R_k \vec{k} \\ C_i \check{i} + C_j \check{j} + C_k \check{k} \end{array} \right\}_A$



FIGURE 2.5 – La symbolique des liaisons 2d utilisée dans ce cours (non normalisée).

- liaison tridimensionnelle hélicoïdale d'axe $A\vec{i}$ de pas p : $\{\tau\}_A = \left\{ \begin{array}{c} -\frac{2\pi C_i}{p}\vec{i} + R_j\vec{j} + R_k\vec{k} \\ C_i\vec{i} + C_j\vec{j} + C_k\vec{k} \end{array} \right\}_A$
- liaison tridimensionnelle pivot glissant d'axe $A\vec{i}$: $\{\tau\}_A = \left\{ \begin{array}{c} R_j\vec{j} + R_k\vec{k} \\ C_j\vec{j} + C_k\vec{k} \end{array} \right\}_A$
- liaison tridimensionnelle sphérique à doigt d'axe $A\vec{i}$ et $A\vec{j}$: $\{\tau\}_A = \left\{ \begin{array}{c} R_i\vec{i} + R_j\vec{j} + R_k\vec{k} \\ C_k\vec{k} \end{array} \right\}_A$
- liaison tridimensionnelle appui plan de normale $A\vec{i}$: $\{\tau\}_A = \left\{ \begin{array}{c} R_i\vec{i} \\ C_j\vec{j} + C_k\vec{k} \end{array} \right\}_A$
- liaison tridimensionnelle linéaire rectiligne de normale $A\vec{j}$ de direction $A\vec{i}$: $\{\tau\}_A = \left\{ \begin{array}{c} R_j\vec{j} \\ C_k\vec{k} \end{array} \right\}_A$
- liaison tridimensionnelle linéaire annulaire d'axe $A\vec{i}$: $\{\tau\}_A = \left\{ \begin{array}{c} R_j\vec{j} + R_k\vec{k} \\ 0 \end{array} \right\}_A$
- liaison tridimensionnelle ponctuelle d'axe $A\vec{i}$: $\{\tau\}_A = \left\{ \begin{array}{c} R_i\vec{i} \\ 0 \end{array} \right\}_A$

Les liaisons associées à un problème bidimensionnel ne sont pas normalisées. Faites attention à la signification de chaque symbole en fonction de l'ouvrage. Pour notre part, la symbolique présentée dans la figure 2.5 sera utilisée. Pour un problème dans le plan (A, \vec{i}, \vec{j}) :

- liaison bidimensionnelle encastrement : $\{\tau\}_A = \left\{ \begin{array}{c} R_i\vec{i} + R_j\vec{j} \\ C_k\vec{k} \end{array} \right\}_A$
- liaison bidimensionnelle appui simple : $\{\tau\}_A = \left\{ \begin{array}{c} R_i\vec{i} + R_j\vec{j} \\ 0\vec{k} \end{array} \right\}_A$
- liaison bidimensionnelle appui sur rouleaux de normale $A\vec{j}$: $\{\tau\}_A = \left\{ \begin{array}{c} R_j\vec{j} \\ 0\vec{k} \end{array} \right\}_A$
- liaison bidimensionnelle glissière d'axe $A\vec{i}$: $\{\tau\}_A = \left\{ \begin{array}{c} R_j\vec{j} \\ C_k\vec{k} \end{array} \right\}_A$

• **Erreur classique** : Il ne faut pas, lorsque le problème est bidimensionnel, utiliser les liaisons tridimensionnelles (et inversement).

Assimilation Pour vérifier que vous avez assimilé ce paragraphe, je vous invite à obtenir les brevets 037 et 038.

Si vous avez des difficultés, je vous invite à contacter le référent du brevet correspondant, dont le mél est disponible sur <http://umtice.univ-lemans.fr/course/view.php?id=95>.

torseurs de chargement

Dans ce cours, la résultante sera notée \vec{F} , le moment sera noté \check{C} . Les différents torseurs de chargements sont :

- force concentrée au point A de direction \vec{i}

$$\{\tau_1\} = \left\{ \begin{array}{c} \vec{F} \\ 0 \end{array} \right\}_A \quad (2.11)$$

- couple concentré au point A de direction \vec{i}

$$\{\tau_2\} = \left\{ \begin{array}{c} \vec{0} \\ \check{C} \end{array} \right\}_A \quad (2.12)$$

- densité linéique de force $\vec{p}i$ sur un segment de longueur ds au point P

$$\{d\tau_3\} = \left\{ \begin{array}{c} \vec{p}i ds \\ \vec{0} \end{array} \right\}_P \quad (2.13)$$

- densité linéique de couple $\check{c}i$ sur un segment de longueur ds au point P

$$\{d\tau_4\} = \left\{ \begin{array}{c} \vec{0} \\ \check{c}i ds \end{array} \right\}_P \quad (2.14)$$

- torseur équivalent exprimé au point C, d'un chargement linéique sur un segment AB :

$$\{\tau_5\} = \int_A^B \left\{ \begin{array}{c} \vec{p}ds \\ \check{c}ds \end{array} \right\}_P = \int_A^B \left\{ \begin{array}{c} \vec{p}ds \\ \check{c}ds + \vec{p}ds \wedge \vec{PC} \end{array} \right\}_C = \left\{ \begin{array}{c} \int_A^B \vec{p}ds \\ \int_A^B (\check{c} + \vec{p} \wedge \vec{PC}) ds \end{array} \right\}_C \quad (2.15)$$

Attention dans la dernière égalité ci-dessus d'avoir exprimé \vec{p} et \check{c} dans une base fixe qui ne dépend pas de l'abscisse curviligne.

Assimilation Pour vérifier que vous avez assimilé ce paragraphe, je vous invite à obtenir le brevet 039.

Si vous avez des difficultés, je vous invite à contacter le référent du brevet correspondant, dont le mél est disponible sur <http://umtice.univ-lemans.fr/course/view.php?id=95>.

isostaticité - hyperstaticité

Avant de rechercher les efforts intérieurs à une poutre, il est parfois nécessaire de calculer les réactions qui transitent par les liaisons qui maintiennent cette poutre en contact avec les autres solides voisins.

démarche La procédure suivante est à suivre

1. isolement du solide : Pour ce faire :
 - vous définissez le solide ou l'ensemble de solides que vous souhaitez isoler (pour nous ce sera la poutre considérée),
 - par la pensée, vous entourez ce domaine isolé par une fine peau,
 - à chaque endroit où cette fine peau intersecte une liaison, ou un chargement, un torseur doit être écrit
2. bilan des actions : en chaque point où doit être écrit un torseur, vous écrivez : le point, le type de liaison (éventuellement précisez de quel axe), le torseur (d'effort transmissible ou de chargement). Vous rajoutez à cette liste les torseurs de chargement à distance (pesanteur, forces électromagnétiques...)
3. principe fondamental de la statique : Si le domaine isolé est en équilibre, la somme de ces torseurs est nulle. En présence d'un chargement linéique ou surfacique, l'écriture de l'équilibre doit faire apparaître l'intégration de ce torseur sur le domaine d'intégration (intégrale simple ou double).
4. écriture du système d'équations : dans le cas d'un problème tridimensionnel, l'équilibre se traduit par l'écriture de 6 équations (trois de résultante, trois de moment). Dans le cas d'un problème bidimensionnel, l'équilibre se traduit par l'écriture de 3 équations (deux de résultante, une de moment autour d'un axe perpendiculaire au plan du problème).
5. détermination du nombre d'inconnues hyperstatiques : **le calcul (nombre d'inconnues - nombre d'équations = degré d'hyperstatisme) est faux !** En effet, tout dépend comment les inconnues sont positionnées dans les équations. La méthode est la suivante :

- vous entourez en rouge les chargements. Ce sont les données du problème.
 - Parmi les réactions aux liaisons (les inconnues), vous entourez en bleu celles qui peuvent être déterminées en fonction des chargements.
 - Si toutes les inconnues sont déterminées : le système est dit isostatique
 - Si toutes les inconnues ne peuvent pas être déterminées (deux inconnues sur une même équation, et qui n'apparaissent pas ailleurs par exemple), le système est hyperstatique vis-à-vis de ce degré de liberté. Vous choisissez l'une de ces inconnues que nous appellerons *inconnue hyperstatique*, vous l'encadrez en vert, et vous la supposez connue (au même titre que les chargements en rouge) pour rechercher toutes les inconnues qui peuvent de ce fait être maintenant déterminées (vous les entourez en bleu). Vous pouvez être amené à choisir plusieurs inconnues hyperstatiques.
 - **Le degré d'hyperstatisme est le nombre minimal d'inconnues (entourées en vert) qui ont dû être choisies comme hyperstatiques.**
6. Vous écrivez l'expression de chaque inconnue déterminée (en bleu), en fonction du chargement (en rouge) et des inconnues hyperstatiques (en vert). Dans la suite du problème, chaque fois qu'une inconnue bleue apparaît, elle sera remplacée par son expression rouge et verte.

exemples L'exemple de détermination du degré d'hyperstatisme d'un système tridimensionnel est présenté figure 2.6.

L'exemple de détermination du degré d'hyperstatisme d'un système bidimensionnel est présenté figure 2.7. On remarquera que l'équilibre est écrit au point D , mais qu'il aurait pu être écrit en un autre point, les équations qui auraient alors été obtenues seraient une combinaison linéaire des équations présentée dans l'exemple. L'inconnue hyperstatique choisie est l'inconnue R_2 . Il aurait été possible de choisir R_3 ou C_2 . Quelque soit ce choix, le nombre d'inconnues hyperstatiques reste de 1.

système isostatique associé On appelle système isostatique associé, le système identique géométriquement, mais dont les liaisons où ont été choisies une inconnue hyperstatique sont modifiées :

1. si l'inconnue hyperstatique est une force dans la direction \vec{i} , le degré de liberté associé, la translation dans la direction \vec{i} , est libérée. La liaison est donc remplacée par la liaison qui bloque les mêmes degrés de liberté sauf ce degré de liberté. Par exemple, si le problème est tridimensionnel, une liaison encastrement, sera transformée en une liaison glissière d'axe \vec{i} . Si le problème est dans le plan (A, \vec{i}, \vec{j}) , une liaison appui simple sera remplacée par une liaison appui sur rouleau de normale \vec{j} .
2. si l'inconnue hyperstatique est un couple dans la direction \vec{i} , le degré de liberté associé, la rotation dans la direction \vec{i} , est libérée. La liaison est donc remplacée par la liaison qui bloque les mêmes degrés de liberté sauf ce degré de liberté. Par exemple, si le problème est tridimensionnel, une liaison encastrement, sera transformée en une liaison pivot d'axe \vec{i} .

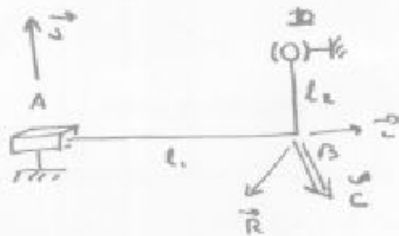
Ce système isostatique associé est considéré comme chargé par

1. le même chargement extérieur que le système initial,
2. auquel on ajoute les inconnues hyperstatiques, qui sont alors considérées comme un chargement connu.

équation associée à une inconnue hyperstatique Le problème isostatique associé peut donc être résolu complètement en fonction des données de chargement et des inconnues hyperstatiques. Appelons cette solution *solution 1*.

Pour retrouver le problème initial, l'inconnue hyperstatique assurait que le déplacement associé à celle-ci était nul. Il faut donc rajouter une équation cinématique par inconnue hyperstatique :

1. si l'inconnue hyperstatique est une force $R\vec{i}$ au point B , le déplacement dans cette direction en ce point doit être nul : $\vec{u}_B \cdot \vec{i} = 0$.
2. si l'inconnue hyperstatique est un couple $C\vec{i}$ au point B , la rotation dans cette direction en ce point doit être nul : $\vec{\omega}_B \cdot \vec{i} = 0$.



bilan des actions

- liaison glissière 3D d'axe $A\vec{z}$ $\left\{ \mathcal{C}_1 \right\} = \left\{ \begin{matrix} R_1 \vec{j} + R_2 \vec{k} \\ C_1 \vec{i} + C_2 \vec{j} + C_3 \vec{k} \end{matrix} \right\}_A$
- chargement en B (données du pb) $\left\{ \mathcal{C}_2 \right\} = \left\{ \begin{matrix} \vec{F} \\ \vec{C} \end{matrix} \right\}_B = \left\{ \begin{matrix} F_1 \vec{i} + F_2 \vec{j} + F_3 \vec{k} \\ C_4 \vec{i} + C_5 \vec{j} + C_6 \vec{k} \end{matrix} \right\}_B$
- liaison sphérique en D $\left\{ \mathcal{C}_3 \right\} = \left\{ \begin{matrix} R_3 \vec{i} + R_4 \vec{j} + R_5 \vec{k} \\ \vec{0} \end{matrix} \right\}_D$

Equilibre

la somme des tenseurs doit être nulle

$$\sum \left\{ \mathcal{C} \right\} = 0$$

$$\left\{ \begin{matrix} R_1 \vec{j} + R_2 \vec{k} \\ C_1 \vec{i} + C_2 \vec{j} + C_3 \vec{k} + (R_1 \vec{j} + R_2 \vec{k}) \wedge \vec{AB} \end{matrix} \right\}_B + \left\{ \begin{matrix} F_1 \vec{i} + F_2 \vec{j} + F_3 \vec{k} \\ C_4 \vec{i} + C_5 \vec{j} + C_6 \vec{k} \end{matrix} \right\}_B$$

$$+ \left\{ \begin{matrix} R_3 \vec{i} + R_4 \vec{j} + R_5 \vec{k} \\ (R_3 \vec{i} + R_4 \vec{j} + R_5 \vec{k}) \wedge \vec{DB} \end{matrix} \right\}_B = \left\{ \begin{matrix} 0 \\ 0 \end{matrix} \right\}$$

avec $\vec{AB} = l_1 \vec{i}$
 $\vec{DB} = -l_2 \vec{j}$

$$\begin{cases} (R_1) = -F_1 \\ (R_1) + (R_4) = -F_2 \\ (R_2) + (R_5) = -F_3 \\ (C_1) + l_2 (R_3) = -C_4 \\ (C_2) + (R_2) l_1 = -C_5 \\ (C_3) - l_1 (R_1) + l_2 (R_3) = -C_6 \end{cases}$$

- données
 - déterminable
 - déterminée
 - inconnue hyperstatique
- ⇒ hyperstatique de degré 2

FIGURE 2.6 – Détermination du degré d'hyperstatisme pour un système 3D.

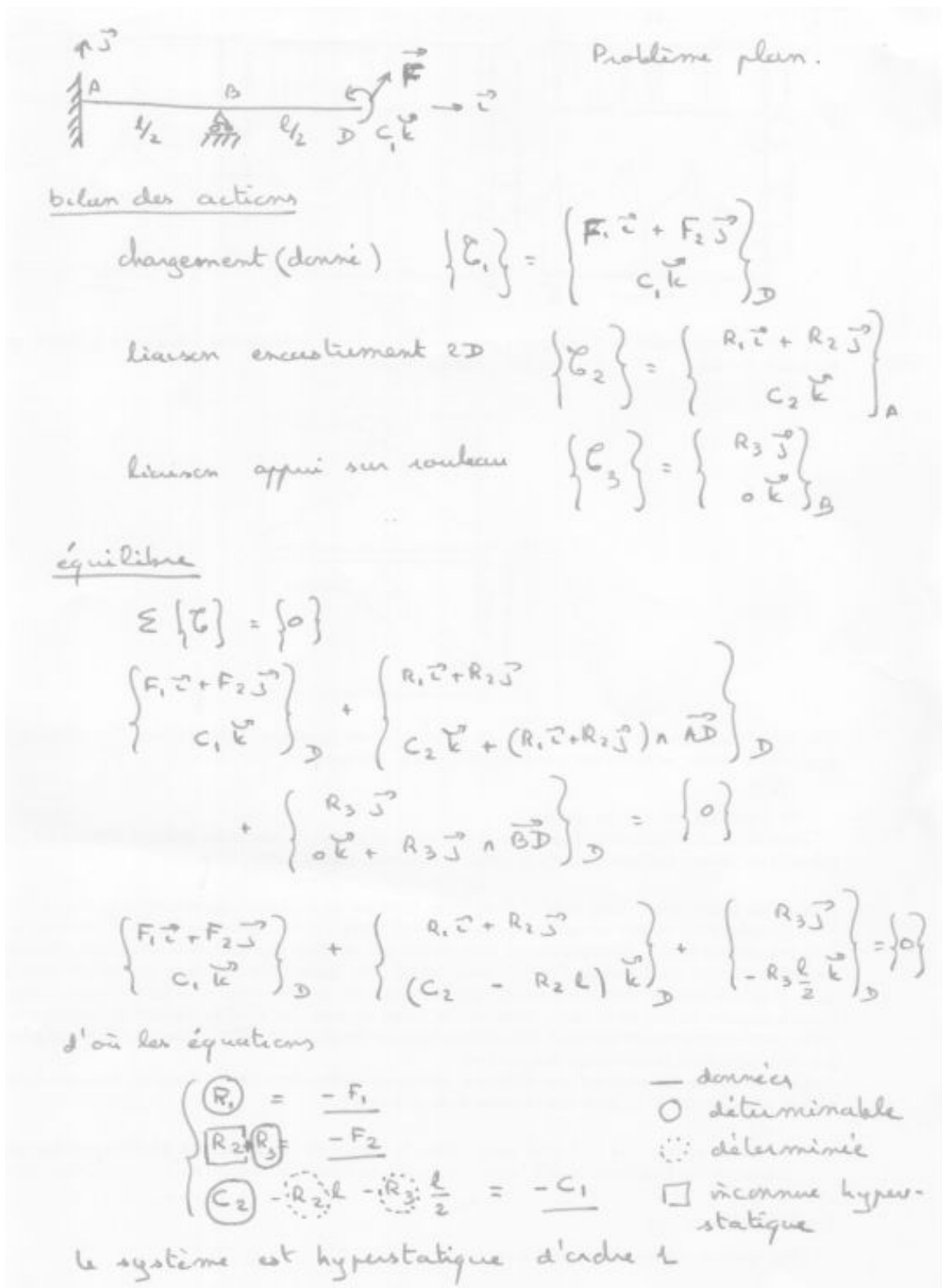


FIGURE 2.7 – Détermination du degré d'hyperstatisme pour un système 2D.

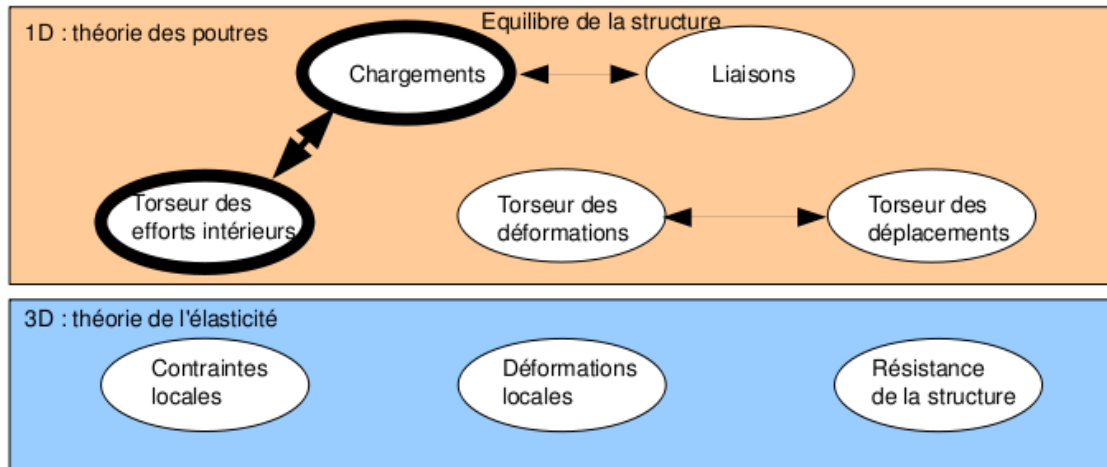


FIGURE 2.8 – Les concepts utiles à la détermination du degré d'hyperstatisme et des réactions aux liaisons.

Ces équations supplémentaires, fournissent des relations entre les inconnues hyperstatiques et les chargements. Elle permettent donc de déterminer les inconnues hyperstatiques en fonction du chargement.

La solution complète du problème qui vérifie les conditions aux limites du problème de départ, exprimé en fonction uniquement du chargement du problème de départ, est alors connue en remplaçant les inconnues hyperstatiques par leur expression en fonction du chargement dans la solution 1.

Assimilation Pour vérifier que vous avez assimilé ce paragraphe, je vous invite à obtenir les brevets 013, 014, 015 et 016.

Si vous avez des difficultés, je vous invite à contacter le référent du brevet correspondant, dont le mél est disponible sur <http://umtice.univ-lemans.fr/course/view.php?id=95>.

2.3.4 Efforts intérieurs

calcul du torseur des efforts intérieurs

Ce paragraphe concerne les étapes mises en gras dans le synopsis figure 2.8.

Dans ce cours, la résultante sera notée \vec{R}_{int} , le moment sera noté \vec{M}_{int} .

On oriente la poutre. Soit le point H d'abscisse s . On notera $seg+$ la demi poutre dont les abscisses sont supérieures à s . On notera $seg-$ la demi poutre dont les abscisses sont inférieures à s .

Prenons comme définition que le torseur des efforts intérieur représente les actions de la partie $seg+$ sur la partie $seg-$.

Si l'on isole le segment $seg-$, celui-ci est sollicité par des torseurs extérieurs (de chargement ou de liaison) sur le segment $seg-$ et par le torseur des efforts intérieurs. Ce segment étant à l'équilibre, la somme des torseurs doit être nul, donc on obtient l'égalité,

$$\{\tau_{eff.int.}\} = - \sum_{seg-} \{\tau_{ext \rightarrow seg-}\} \quad (2.16)$$

Nous aurions aussi pu isoler le segment $seg+$. Celui-ci est sollicité par des torseurs extérieurs (de chargement ou de liaison) sur le segment $seg+$ et par un torseur qui est l'opposé du torseur des efforts intérieurs par le principe d'action et de réaction. Nous faisons ici l'hypothèse qu'au point de coupure H il n'y a pas de force concentrée. Ce segment étant à l'équilibre, la somme des torseurs doit être nul, donc on obtient l'égalité,

$$\{\tau_{eff.int.}\} = \sum_{seg+} \{\tau_{ext \rightarrow seg+}\} \quad (2.17)$$

On note donc que nous disposons à chaque fois de deux manières de calculer le torseur des efforts intérieurs, en utilisant soit la partie seg+ soit la partie seg-. Les deux méthodes donnent le même résultat, car la poutre, dans sa globalité seg+ U seg- est en équilibre. C'est à vous de choisir le segment qui implique le moins de calcul. Par exemple, si sur l'un des segments il y a des liaisons et des chargements, et sur l'autre que des chargements (par définition connus), c'est ce dernier segment qu'il faut utiliser car cela vous évite d'avoir à calculer les inconnues aux liaisons, et donc de faire l'équilibre global de la structure, déterminer son degré d'hyperstatisme, and so on....

En général, la connaissance du torseur des efforts intérieurs est nécessaire sur l'ensemble de la poutre. Plusieurs cas doivent être étudiés en faisant varier le point H , car lorsque s croît, à chaque passage d'un chargement, le torseur de chargement passe du segment seg+ au segment seg-.

exemple Dans le premier exemple (figure 2.9, le calcul du torseur des efforts intérieurs ne nécessite pas la détermination des inconnues aux liaisons. On remarquera dans cet exemple que deux cas sont à étudier en fonction de la position du point H .

Assimilation Pour vérifier que vous avez assimilé ce paragraphe, je vous invite à obtenir les brevets 002, 005, 018.

Si vous avez des difficultés, je vous invite à contacter le référent du brevet correspondant, dont le mél est disponible sur <http://umtice.univ-lemans.fr/course/view.php?id=95>.

composantes du torseur des efforts intérieurs La détermination du torseur des efforts intérieurs en un point H est généralement faite dans le repère global $(O, \vec{i}, \vec{j}, \vec{k})$. Son expression peut même être donnée en un point différent de H . Néanmoins, si le type de sollicitation vous est demandé, et c'est toujours le cas, il est nécessaire

1. d'exprimer ce torseur au point H
2. de l'exprimer dans le repère local au point H qui prenne en compte l'orientation locale de la poutre et de la forme de sa section droite.

En effet, si par exemple le torseur des efforts intérieur comporte une force $F\vec{j}$ la réponse en déformation de la poutre sera différente si la direction \vec{j} est parallèle à la fibre moyenne ou perpendiculaire.

Soit $(H, \vec{x}, \vec{y}, \vec{z})$ le repère local tel que,

- $H\vec{x}$ tangent à la fibre moyenne
- $H\vec{y}$ et $H\vec{z}$ axes principaux de la section droite

$$\{\tau_H\} = \left\{ \begin{array}{c} \vec{R} \\ \vec{M} \end{array} \right\} = \left\{ \begin{array}{c} N\vec{x} + T_y\vec{y} + T_z\vec{z} \\ M_x\vec{x} + M_y\vec{y} + M_z\vec{z} \end{array} \right\}_H \quad (2.18)$$

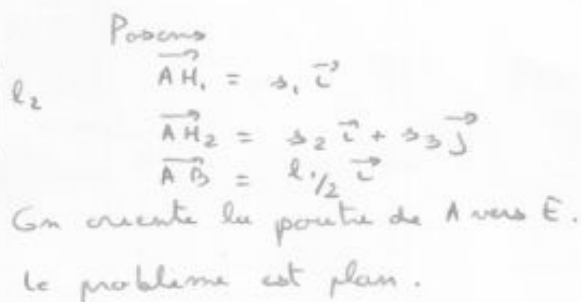
avec,

- N : effort normal
- T_y : effort tranchant suivant la direction \vec{y}
- T_z : effort tranchant suivant la direction \vec{z}
- M_x : moment de torsion
- M_y : moment fléchissant autour de l'axe $H\vec{y}$
- M_z : moment fléchissant autour de l'axe $H\vec{z}$

On écrira donc le torseur des efforts intérieur, au point H et dans ce repère local, afin de pouvoir identifier les types de sollicitation que la poutre subit.

exemple Si l'on reprend le cas tridimensionnel précédemment traité, la détermination des composantes en un point

• **Erreur classique** : Pour déterminer les composantes d'un torseur des efforts intérieurs, il ne faut pas oublier avant identification, d'exprimer ce torseur dans le repère local au point H .


$$\begin{aligned} \left\{ \mathcal{L}_{H_2}^{\text{int}} \right\} &= + \sum_{\text{reg}+} \left\{ \mathcal{L}_{\text{ent}} \right\} \\ &= \left\{ \begin{array}{c} -F_1 \vec{c} \\ \vec{0} \end{array} \right\}_E \\ &= \left\{ \begin{array}{c} -F_1 \vec{c} \\ \vec{0} \end{array} \right\}_{H_2} \\ &= \left\{ \begin{array}{c} -F_1 \vec{c} \\ F_1 (\ell_2 - s_3) \vec{k} \end{array} \right\}_{H_2} \end{aligned}$$
$$\begin{aligned} \left\{ \tau_{\text{eff int } H_1} \right\} &= + \sum_{\text{seg}+} \left\{ \tau_{\text{ext}} \right\} \\ &= \left\{ \begin{array}{c} -F_1 \vec{r} \\ 0 \vec{k} \end{array} \right\}_E + \left\{ \begin{array}{c} F_2 \vec{J} \\ 0 \vec{k} \end{array} \right\}_B \\ &= \left\{ \begin{array}{c} -F_1 \vec{r} \\ -F_1 \vec{r} \wedge \vec{EH}_1 \end{array} \right\}_{H_1} + \left\{ \begin{array}{c} F_2 \vec{J} \\ F_2 \vec{J} \wedge \vec{BH}_1 \end{array} \right\}_{H_1} \\ &= \left\{ \begin{array}{c} -F_1 \vec{r} \\ F_1 l_2 \vec{k} \end{array} \right\}_{H_1} + \left\{ \begin{array}{c} F_2 \vec{J} \\ F_2 \left(\frac{l_1}{2} - l_1 \right) \vec{k} \end{array} \right\}_{H_1} \\ &= \left\{ \begin{array}{c} -F_1 \vec{r} + F_2 \vec{J} \\ F_1 l_2 + F_2 \left(\frac{l_1}{2} - l_1 \right) \vec{k} \end{array} \right\}_{H_1} \end{aligned}$$

21

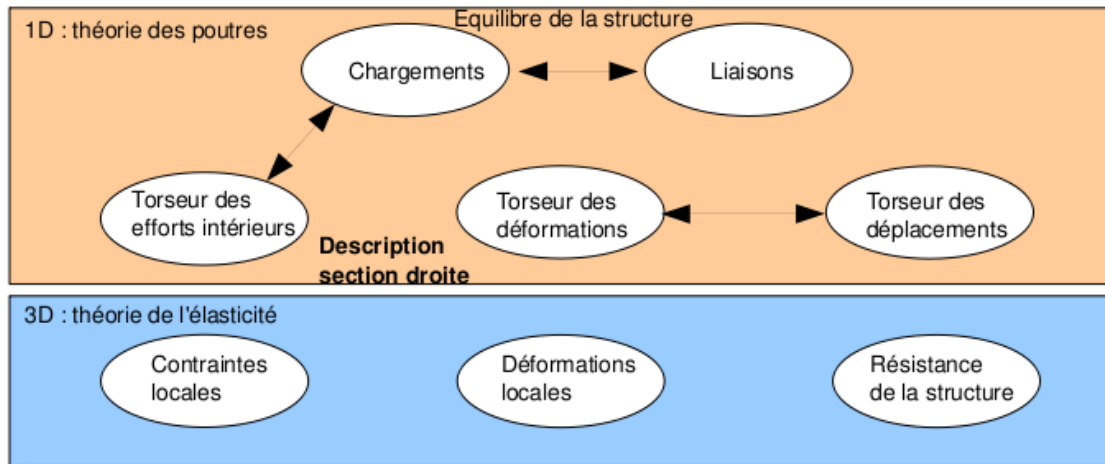


FIGURE 2.10 – Les concepts utiles à la détermination à venir de la loi de comportement de la fibre moyenne.

- **Erreur classique** : Il ne faut pas confondre le moment M à une liaison, et un moment fléchissant M_f ou de torsion M_x : l'un traduit les efforts et moments transmissibles (qui peuvent être exprimés dans n'importe quel repère), l'autre des efforts et moments à l'intérieur de la poutre (qui ne peuvent être exprimés que dans le repère local au point H de cette poutre.)

- **Erreur classique** : Les composantes du torseur des efforts intérieur doivent être exprimées en fonction des chargements et des inconnues hyperstatiques. Si vous les laissez en fonction des inconnues aux liaisons, vous ne trouverez pas les contraintes, déplacements et rotations en fonction du chargement.

équations d'équilibre

Elles ne sont pas vues dans ce cours bien que figurant dans le second tableau du paragraphe 2.3.1. Elles ne sont pas indispensables à la résolution de problème. Référez-vous à la bibliographie.

2.3.5 Description de la section droite

Ce paragraphe concerne les étapes mises en gras dans le synopsis figure 2.8.

La théorie des poutres n'utilisant que la fibre moyenne, il est nécessaire d'associer à cette fibre moyenne des grandeurs décrivant la section droite.

- **Erreur classique** : Attention aux unités! Les intégrales sont effectuées sur des surfaces et non des volumes (comme dans le cas du cours de mécanique générale), et la masse volumique n'apparaît pas (comme dans le cas du cours de mécanique générale).

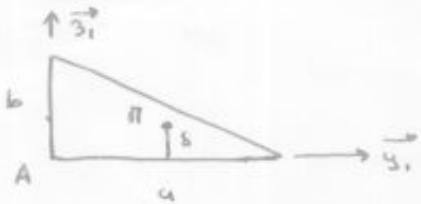
moment statique d'une aire plane

Si la section droite est notée S , et δ la distance entre un point M de cette section droite et une droite Δ appartenant au plan de la section droite,

$$m_{\Delta} = \int \int_S \delta \, dS. \quad (2.19)$$

Le moment statique est homogène à une longueur³.

Un exemple de calcul de moment statique est fait figure 2.11.



$$\vec{AP} = \tilde{y} \vec{y}_1 + \tilde{z} \vec{z}_1$$

$$m_{Ay_1} = \int \int \delta \, d\tilde{y} \, d\tilde{z}$$

$$= \int_{\tilde{y}=0}^a \left[\int_{\tilde{z}=0}^{b - \frac{b}{a}\tilde{y}} \tilde{z} \, d\tilde{z} \right] d\tilde{y}$$

$$= \int_{\tilde{y}=0}^a \left[\frac{1}{2} \tilde{z}^2 \right]_0^{b - \frac{b}{a}\tilde{y}} d\tilde{y}$$

$$= \frac{1}{2} \int_{\tilde{y}=0}^a \left[b^2 - \frac{2b^2}{a}\tilde{y} + \frac{b^2}{a^2}\tilde{y}^2 \right] d\tilde{y}$$

$$= \frac{1}{2} \left[b^2 a - \frac{b^2}{a} a^2 + \frac{b^2}{a^2} \frac{a^3}{3} \right]$$

$$= \frac{1}{2} b^3 \left[\frac{a}{b} - \frac{a}{b} + \frac{a}{3b} \right]$$

$$= \frac{1}{2} \frac{a b^2}{3}$$

FIGURE 2.11 – Exemple de détermination du moment statique d'une section droite triangulaire.

$$\begin{aligned}
 S &= \frac{ab}{2} \\
 \vec{AH} \cdot \vec{z}_1 &= \frac{m_{Ay1}}{S} \\
 &= \frac{\frac{ab^2}{2}}{ab} \\
 &= \frac{b}{3}
 \end{aligned}$$

FIGURE 2.12 – Exemple de détermination du barycentre d’une section droite triangulaire.

barycentre

Si d_H est la distance entre le barycentre de la section droite et la droite Δ appartenant au plan de la section droite, et S l’aire de la section droite, alors :

$$d_H = \frac{m_{\Delta}}{S}. \quad (2.20)$$

Le distance est homogène à une longueur (Si ! Si ! N’est-ce pas formidable ?).

Un exemple de calcul du barycentre est fait figure 2.12.

• **Erreur classique :** Ne pas confondre le barycentre H d’une section avec le centre de gravité G de la poutre complète. Ils ne sont pas confondus pour une poutre faite en deux matériaux de masse volumique différentes dans l’épaisseur (par exemple un bilame).

moment quadratique - rayon de giration - produit quadratique d’une aire plane

Le moment quadratique par rapport à une droite Δ appartenant au plan de la section droite

$$I_{\Delta} = \int \int_S \delta^2 dS \quad (2.21)$$

est homogène à une longueur⁴. A Aire de section droite S constante, plus la matière est loin de la fibre moyenne, plus le moment quadratique est grand.

Si la section droite est notée S , δ la distance entre un point M de cette section droite et une droite Δ appartenant au plan de la section droite, et δ' la distance entre un point M de cette section droite et une droite Δ' appartenant au plan de la section droite, le produit quadratique

$$I_{\Delta\Delta'} = - \int \int_S \delta \delta' dS, \quad (2.22)$$

est homogène à une longueur⁴.

A l’aide de ces grandeurs, on peut construire le tenseur quadratique de la section droite, par exemple, par rapport aux deux droites $H\vec{y}_1$ et $H\vec{z}_1$ avec \vec{y}_1 et \vec{z}_1 deux directions orthogonales entre elles, on obtient,

$$\bar{\bar{I}}_H = \begin{bmatrix} I_{H,y_1} & I_{H,y_1 z_1} \\ I_{H,y_1 z_1} & I_{H,z_1} \end{bmatrix}_{(\vec{y}_1, \vec{z}_1) \otimes (\vec{y}_1, \vec{z}_1)}. \quad (2.23)$$

Les axes principaux d’une section droite, sont les deux axes $H\vec{y}$ et $H\vec{z}$ tels que les termes hors diagonale de ce tenseur sont nuls :

$$\bar{\bar{I}}_H = \begin{bmatrix} I_{H,y} & 0 \\ 0 & I_{H,z} \end{bmatrix}_{(\vec{y}, \vec{z}) \otimes (\vec{y}, \vec{z})}. \quad (2.24)$$

Pour la diagonalisation d’une matrice, veuillez consulter vos cours de math.

exemple Les calculs d'un moment quadratique et d'un produit quadratique d'une section triangulaire par rapport à deux droites passant par son barycentre sont détaillés figures 2.13 et 2.14. Le calcul des directions principales et de l'expression du tenseur d'inertie dans cette base est donnée ci-dessous.

Si l'on prend comme dimensions de la section triangulaire $a = 3$ et $b = 2$, le programme scilab (demo09.sce) suivant donne A la matrice associée au tenseur d'inertie dans la base $(\vec{y}_1, \vec{z}_1) \otimes (\vec{y}_1, \vec{z}_1)$, $A2$ la matrice associée au tenseur d'inertie dans la base $(\vec{y}, \vec{z}) \otimes (\vec{y}, \vec{z})$ et X les vecteurs directeurs (en colonne) des deux directions principales.

```
//demo09.sce avec scilab
a=3;b=2;
iyy=a*b^3/36;izz=b*a^3/36;iyz=a^2*b^2/72;izy=iyz;
A=[iyy,iyz;izy,izz];
A2
X
```

Ceci fournit les résultats :

$$\bar{\bar{I}}_H = \begin{bmatrix} 0.67 & 0.5 \\ 0.5 & 1.5 \end{bmatrix}_{(\vec{y}_1, \vec{z}_1) \otimes (\vec{y}_1, \vec{z}_1)} . \quad (2.25)$$

$$\bar{\bar{I}}_H = \begin{bmatrix} 0.43 & 0 \\ 0 & 1.73 \end{bmatrix}_{(\vec{y}, \vec{z}) \otimes (\vec{y}, \vec{z})} . \quad (2.26)$$

$$\vec{y} = -0.91\vec{y}_1 + 0.42\vec{z}_1, \quad (2.27)$$

$$\vec{z} = -0.42\vec{y}_1 - 0.91\vec{z}_1. \quad (2.28)$$

Les deux vecteurs sont bien de norme 1. On remarquera dans ce cas que les directions principales ne sont pas parallèles à l'un des bords de la surface considérée. Les valeurs de moments quadratiques autour des deux axes principaux d'inertie sont les deux valeurs extrêmes (minimale et maximale) lorsque la base d'expression du tenseur d'inertie tourne autour de l'axe $H\vec{x}$.

Assimilation Pour vérifier que vous avez assimilé ce paragraphe, je vous invite à obtenir la partie du brevet 006 associée au moment quadratique.

Si vous avez des difficultés, je vous invite à contacter le référent du brevet correspondant, dont le mél est disponible sur <http://umtice.univ-lemans.fr/course/view.php?id=95>.

moment polaire

Si la section droite est notée S , la normale à cette section \vec{x} (tangent à la fibre moyenne), et δ la distance entre un point M de cette section droite et la droite $H\vec{x}$, alors le moment polaire par rapport à l'axe $H\vec{x}$

$$I_0 = \int \int_S \delta^2 dS. \quad (2.29)$$

a la dimension d'une longueur⁴.

exemple Le calcul du moment polaire d'une section circulaire est détaillé figure 2.15.

- **Erreur classique** : Ne pas confondre moment quadratique et moment d'inertie. Ils ne sont pas homogènes entre eux !

- **Erreur classique** : Ne pas confondre produit quadratique et produit d'inertie. Ils ne sont pas homogènes entre eux !

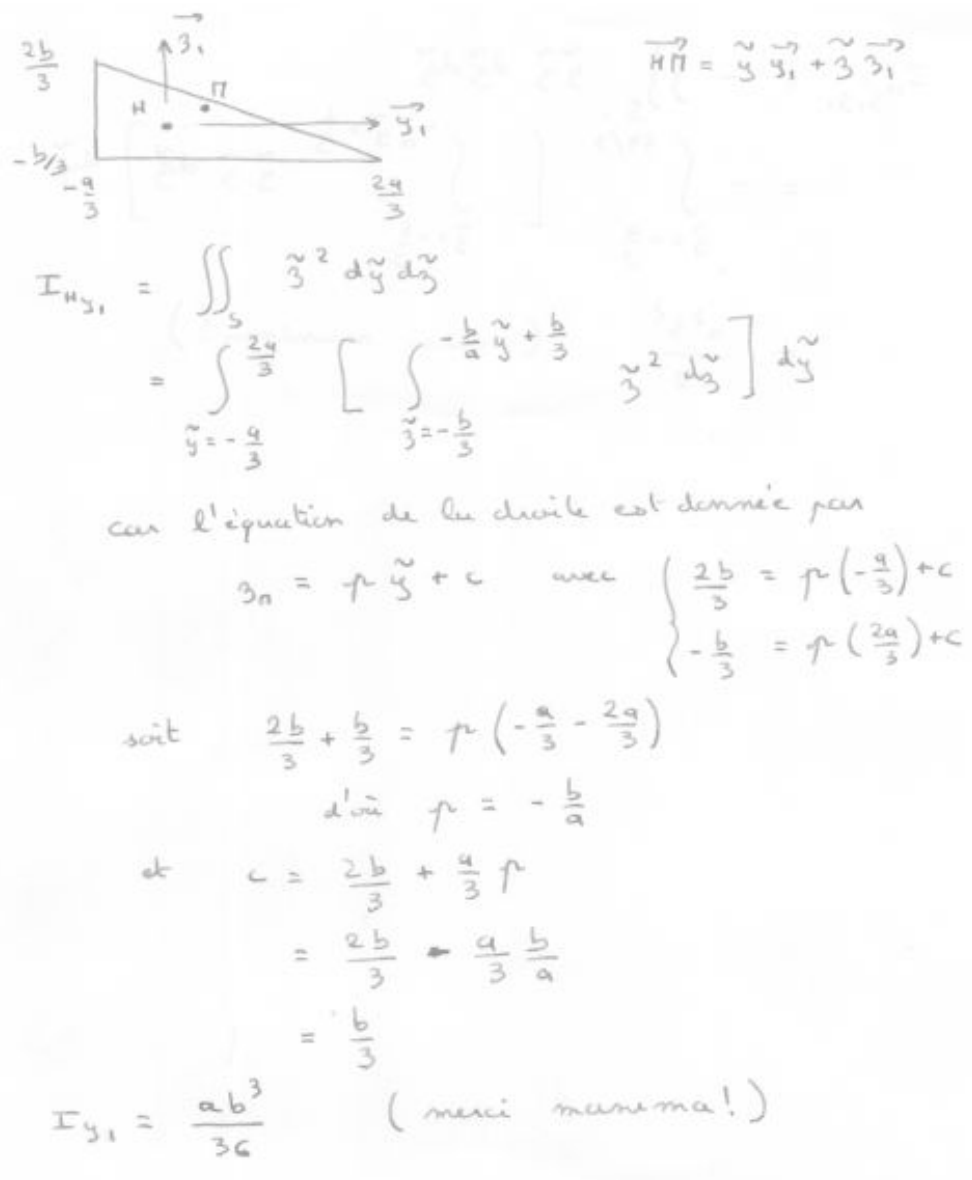



FIGURE 2.13 – Exemple de détermination d'un moment quadratique d'une section droite triangulaire.

$$\begin{aligned}
 I_{H_y, z_1} &= - \iint_S \tilde{y} \tilde{z} \, d\tilde{y} \, d\tilde{z} \\
 &= - \int_{\tilde{y} = -\frac{a}{3}}^{2a/3} \left[\int_{\tilde{z} = -\frac{b}{3}}^{-\frac{b}{a}\tilde{y} + \frac{b}{3}} \tilde{y} \tilde{z} \, d\tilde{z} \right] d\tilde{y} \\
 &= \frac{a^2 b^2}{72} \quad (\text{merci maxima!})
 \end{aligned}$$

FIGURE 2.14 – Exemple de détermination d'un produit quadratique d'une section droite triangulaire.



$$\begin{aligned}
 I_o &= \iint_S r^2 \, r \, dr \, d\theta \\
 &= \int_{\theta=0}^{2\pi} \left[\int_{r=0}^{d/2} r^3 \, dr \right] d\theta \\
 &= \frac{d^4}{4 \cdot 2^4} \cdot 2\pi \\
 &= \frac{\pi d^4}{32}
 \end{aligned}$$

FIGURE 2.15 – Exemple de détermination d'un moment polaire d'une section droite circulaire.

2.3.6 Annexe 1

PROPRIÉTÉS DES MATÉRIAUX USUELS

	Module d'Young (1000 kg/mm ²)	Coefficient de Poisson μ (r.d.)	$\frac{E}{1+\mu}$	$\frac{E}{1-\mu}$	$\frac{E}{1-\mu^2}$	σ_f	σ_e	σ_c / σ_e	Massa volumique 1000 kg/m ³	Dilatation 10 ⁻⁶ /°C
Acier de Construction ...	21,0	0,285	16,34	29,37	22,87		20 à 60	1	7,80	13
Acier 45 SC D6	22,0	0,285	17,12	30,77	23,97		145	1	7,80	13
Aciers résistants usure	22,0	0,29	17,06	30,99	24,02			1	7,82	25
Acier inoxydable 18-10	20,3	0,29	15,74	28,59	22,16		18 à 22	1	7,90	16,5
Invar	14,1	0,29	10,93	16,86	15,39		40 à 55	1		< 0,9
Fontes grises courantes ...	9 à 12	0,29	7,0 à 9,3	12,7 à 16,9	9,8 à 13,1	7 à 9	18 à 25	3,3	7,1 à 7,2	9 à 11
Fontes grises auto	10 à 13	0,29	7,7 à 10,0	14,1 à 18,3	10,9 à 14,2	10 à 15	22 à 35	3,4	7,1 à 7,4	9 à 11
Fontes grises hypolubres ...	5 à 8	0,29	3,9 à 6,2	7,0 à 11,2	5,4 à 8,7		8 à 12	3,5	7,1 à 7,2	9 à 11
Fonte graphite sphéroïdal ..	16 à 18	0,29	12,4 à 14,0	22,2 à 25,4	17,5 à 19,6	17 à 36	26 à 60	1,2	7,1 à 7,3	11 à 12
Fontes blanches non alliées ..	16 à 20	0,29	12,4 à 15,5	22,2 à 28,2	17,5 à 21,8		20 à 40	5	7,5 à 7,8	9 à 11
Fontes malléables	17 à 19	0,17	14 à 16	20,5 à 22,9	17,5 à 19,5	16 à 38	20 à 60	1	7,2 à 7,4	9 à 11
Titane	10,55	0,34	7,87	15,98	11,93	10 à 25	20 à 47	1	4,51	8,9
Alliage titane GALV	10,9	0,34	8,13	16,52	12,33					
Alliage titane TAGV	10,5	0,34	7,83	15,91	11,88	60	90	1	4,42	8,0
Aluminium	7,05	0,34	5,26	10,68	7,98					
Alliage alu AU 4 G	7,5	0,33	5,63	11,19	8,41	12	20	1	2,8	23,5
Alliage alu AU 2 GN	7,5	0,34	5,60	11,36	8,48	12	37	1	2,8	22 à 24
Alliage alu AU 5 GT	7,0	0,34	5,22	10,61	7,92	10	22 à 26	1	2,8	23
Zircal AZ8GU	7,2	0,34	5,37	10,91	8,14		55	1	2,8	23,5
Cuivre	10,0	0,33	7,51	14,92	11,22		18	1,3	8,9	17
Laiton	9,2	0,33	6,92	13,73	10,33		20	1,4	7,30	18
Bronce ordinaire	10,6	0,31	8,09	15,36	11,73		24	3	8,40	17,5
Bronce au beryllium	13	0,34	9,70	19,70	14,71		60	3	8,25	17
Beryllium	30,0	0,05	28,57	31,58	30,08	20	30	1	1,85	12,4
Magnésium	4,60	0,34	3,43	6,97	5,20				1,74	25,6
Marbre	2,6	0,3	2,00	3,71	2,86		50	15	2,8	8
Béton	1,4 à 2,1	0,3	1,1 à 1,6	2,0 à 3,0	1,5 à 2,3		30	11	1,9	14
Verre	6	0,2 à 0,3	5,0 à 4,6	7,5 à 6,6	6,2 à 6,6		3 à 8	10		
Plexiglass	0,29	0,4	0,207	0,483	0,345		8	1,2	1,8	80 à 90
Araldite	0,30	0,4	0,214	0,500	0,357		5 à 8	1,2	1,15	90 à 130

E , $\frac{E}{1+\mu}$, $\frac{E}{1-\mu}$, $\frac{E}{1-\mu^2}$ sont exprimés en 1/1000 de kg/mm².

σ_f = limite de fatigue
 σ_e = limite élastique en traction (rupture pour corps fragiles)
 σ_c = limite élastique en compression.

Voici quelques ordres de grandeurs de caractéristiques mécaniques et physiques de matériaux. Il est impensable de pouvoir établir une liste universelle même des corps les plus courants. C'est pourquoi un tel tableau ne peut être utile que si le lecteur inscrit lui-même, dans les colonnes blanches laissées à cette intention, les grandeurs caractéristiques des matériaux qu'il utilise. L'expérience prouve, que pour une profession donnée, le nombre de matériaux utilisés est généralement limité, mais qu'il importe d'en connaître les propriétés avec le maximum de précision possible.

FIGURE 2.16 – Les caractéristiques de quelques matériaux.

Profilés	Dimensions					Masse pour mètre linéaire M kg	Section A cm²	Caractéristiques rapportées à l'axe neutre										Moment d'inertie de torsion J cm⁴	Module de raideur d cm	Profilés		
	h mm	b mm	e mm	e mm	t mm			I _x cm⁴	I _y cm⁴	I _{xy} cm⁴	Moment statique S cm³	Dis- tance des centres cm	η _x	I _x cm⁴	I _y cm⁴	I _{xy} cm⁴						
80	80	46	3,8	5,2	5	60	6,0	7,54	0,329	54,8	80,1	20,0	3,24	11,6	6,9	3,33	8,49	3,69	1,05	0,70	0,299	80
100	100	55	4,1	5,7	7	75	8,1	10,3	0,401	49,5	171	34,2	4,07	19,7	8,7	4,22	15,9	5,79	1,24	1,10	0,313	100
120	120	64	4,4	6,3	7	93	10,4	13,2	0,474	45,6	318	53,0	4,90	30,4	10,5	5,10	27,7	8,65	1,45	1,71	0,338	120
140	140	73	4,7	6,9	7	112	12,9	16,4	0,550	42,6	541	77,3	5,74	44,2	12,2	5,39	44,9	12,3	1,65	2,54	0,359	140
160	160	82	5,0	7,4	9	127	15,8	20,1	0,622	39,4	869	109	6,58	61,9	14,0	6,30	68,3	16,7	1,84	3,53	0,379	160
180	180	91	5,3	8,0	9	146	18,8	23,9	0,698	37,1	1317	146	7,42	83,2	15,9	7,76	101	22,2	2,05	4,90	0,404	180
200	200	100	5,6	8,5	12	159	22,4	28,5	0,768	34,3	1943	184	8,26	110	17,6	8,66	142	28,5	2,24	6,46	0,425	200
220	220	110	5,9	9,2	12	178	26,2	33,4	0,848	32,4	2772	252	9,11	143	19,4	9,62	205	37,3	2,48	8,86	0,450	220
240	240	120	6,2	9,8	15	190	30,7	39,1	0,921	30,0	3892	324	9,97	183	21,2	10,55	284	47,3	2,69	11,60	0,480	240
270	270	135	6,6	10,2	15	220	36,1	45,9	1,04	28,8	5790	478	11,2	239	24,2	11,88	420	62,2	3,02	14,93	0,510	270
300	300	150	7,1	10,7	15	249	42,2	53,8	1,16	27,5	8358	557	12,5	314	26,6	13,20	604	80,5	3,35	19,47	0,535	300
330	330	160	7,5	11,5	18	271	49,1	62,6	1,25	25,5	11770	713	13,7	402	28,3	14,52	788	98,5	3,55	25,70	0,558	330
360	360	170	8,0	12,7	18	299	57,1	72,7	1,35	23,6	16270	904	15,0	510	31,9	15,83	1043	123	3,79	36,20	0,600	360
400	400	180	8,6	13,5	21	331	66,3	84,5	1,47	22,7	23130	1180	16,5	654	35,4	17,50	1318	146	3,95	46,80	0,607	400
450	450	190	9,4	14,6	21	379	77,6	98,8	1,61	20,2	33740	1500	18,5	849	39,7	19,33	1676	176	4,12	63,80	0,616	450
500	500	200	10,2	16,0	21	426	90,7	116	1,74	19,2	48200	1930	20,4	1100	43,9	21,28	2142	214	4,31	89,00	0,640	500
550	550	210	11,1	17,2	24	468	106	134	1,88	17,7	67120	2440	22,3	1390	46,2	23,02	2668	254	4,45	116,4	0,657	550
600	600	220	12,0	19,0	24	514	122	156	2,02	16,6	92080	3070	24,3	1760	52,4	25,16	3387	308	4,68	166,2	0,697	600

poutrelles IPE

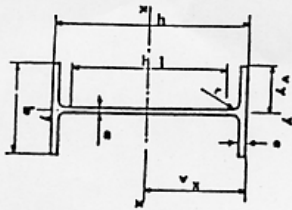


FIGURE 2.17 – Un exemple de caractéristiques d'une section droite.

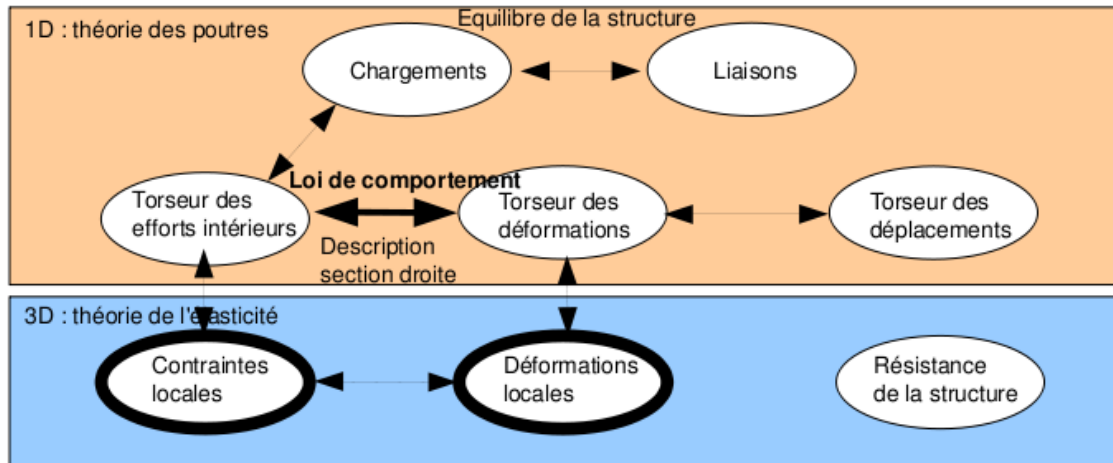


FIGURE 2.18 – Les concepts utiles à la détermination à venir de la loi de comportement de la fibre moyenne.

2.4 Lois de comportement de la poutre

Ce paragraphe concerne les étapes mises en gras dans le synopsis figure 2.18.

2.4.1 Objectif

En l'état actuel, vous savez calculer le torseur des efforts intérieurs en tout point d'une poutre en fonction du chargement et d'éventuelles inconnues hyperstatiques. Deux types de démarche peuvent alors vous être demandées :

1. calculer les déplacements et rotations de sections droite en certains points de la poutre
2. calculer les contraintes maximales dans la poutre pour déterminer si les limites d'élasticité du matériau constitutif de la poutre ne sont pas dépassées.

La première démarche nécessite à partir des torseurs d'efforts intérieurs, de calculer les torseurs de déformation, puis le champs de déplacement et de rotation des points de la fibre moyenne. Ces calculs peuvent être fait en restant dans une description 1D si l'on connaît la relation entre les composantes du torseur des déformations et les composantes du torseur des efforts intérieurs. Pour démontrer ces relations il faut passer (voir figure 2.18) par une description locale 3D des déformations et contraintes engendrées en un point P de la section droite distant du point H de la fibre moyenne par un vecteur tel que $\vec{HP} = \tilde{y}\tilde{y} + \tilde{z}\tilde{z}$. Ces relations appelées *loi de comportement de la poutre* dépendent des hypothèses de cinématique prises dans la section droite. C'est pourquoi, nous étudions 3 cas. Ces trois cas sont illustrés sur une poutre en flexion représentée figure 2.19.

2.4.2 1ère cinématique

description de la cinématique

Le plan normal suit le torseur en H' sans se déformer dans le plan. On peut alors calculer le déplacement du point P' par rapport au point P (voir figure 2.20). On considère le torseur des déformations connu. La section droite passant par H' subit un mouvement de corps solide, donc les torseurs de déplacement sont les mêmes pour tous les points de la section droite.

déformations

On calcule le tenseur des déformations du parallélépipède entre P et P' de cotés $d\tilde{y}$, $d\tilde{z}$, ds (voir figure 2.21). On évalue dans un premier temps le gradient de \vec{u} , en notant que $dx = ds$, $dy = d\tilde{y}$ et $dz = d\tilde{z}$.

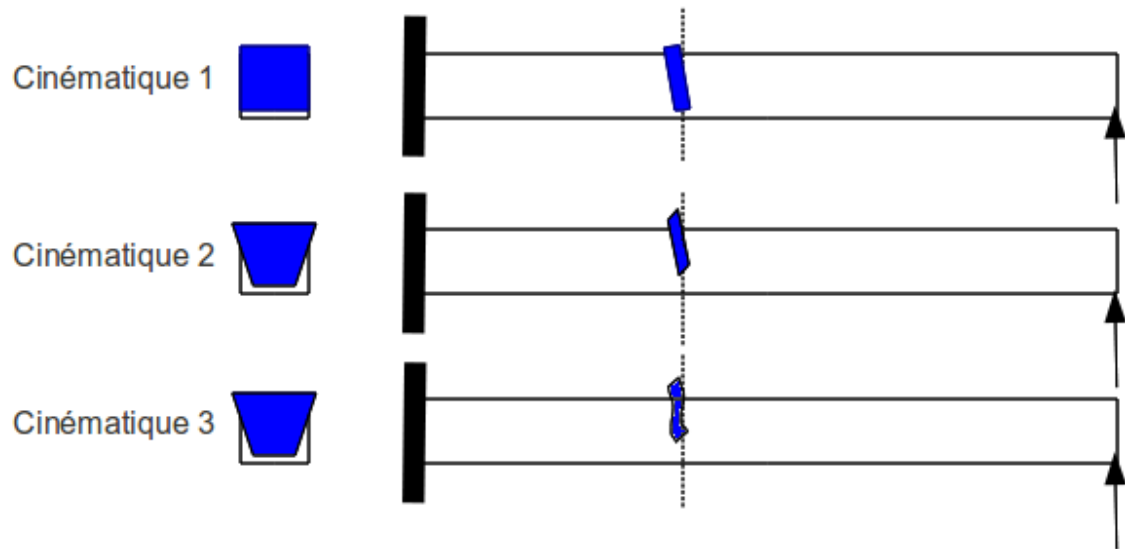


FIGURE 2.19 – Les trois cinématiques des sections droites envisagées, illustrées dans le cas d’une poutre de section droite rectangulaire, sollicitée en flexion et effort tranchant.

contraintes

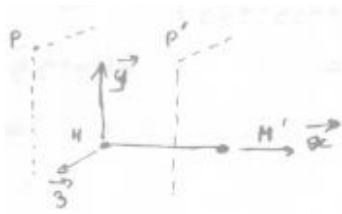
On calcule le tenseur des contraintes nécessaire à l’obtention de ce tenseur des déformations (voir figure 2.22). On utilise pour cela la loi de comportement de l’élasticité tridimensionnelle, qui utilise les coefficients de Lamé μ et λ .

torseur des efforts intérieurs

L’ensemble des contraintes sur les facettes de normale \vec{x} aux points P' de la section droite passant par H' , en se cumulant, réalisent les actions du segment seg+ sur le segment seg-. Elles doivent donc être équivalentes au torseur des efforts intérieurs. Il faut donc faire des intégrales sur la section droite (voir figure 2.23). Comme le point H' est le barycentre de la section droite, les moments statiques sur l’ensemble de la section sont nuls : ceci fait disparaître quelques intégrales. D’autre part, ds pouvant être pris infiniment petit, d’autres intégrales sont négligeables. Pour les termes de moment, apparaissent les moments quadratiques, le moment polaire et les produit quadratiques de la section droite. Ces derniers sont nuls si les axes \vec{y} et \vec{z} sont les directions principales de la sections droite : c’est ce qui est choisi.

écriture matricielle

Les 6 équations précédentes peuvent être écrites sous forme matricielles en faisant apparaître le module de Young E et le coefficient de poisson ν , grâce aux relations 2.3 les liants aux coefficients



$\vec{HH'} = d\vec{s} \vec{x}$
 $\vec{PP'} = d\vec{s} \vec{x}$) en position initiale
 $\vec{HP} = \tilde{y} \vec{y} + \tilde{z} \vec{z}$
 $\vec{H'P'} = \tilde{y} \vec{y} + \tilde{z} \vec{z}$

$\{\mathcal{D}_H\} = \begin{Bmatrix} \alpha_x \vec{x} + \alpha_y \vec{y} + \alpha_z \vec{z} \\ \epsilon_x \vec{x} + \gamma_y \vec{y} + \gamma_z \vec{z} \end{Bmatrix}_H$

Mouvement de P'
 $\{\mathcal{U}_{P'}\} = \{\mathcal{U}_H\}$

$= \{\mathcal{D}_H\} ds$

$= \begin{Bmatrix} \alpha_x ds \vec{x} + \alpha_y ds \vec{y} + \alpha_z ds \vec{z} \\ \epsilon_x ds \vec{x} + \gamma_y ds \vec{y} + \gamma_z ds \vec{z} \end{Bmatrix}_H$

$= \begin{Bmatrix} \alpha_x ds \vec{x} + \alpha_y ds \vec{y} + \alpha_z ds \vec{z} \\ \epsilon_x ds \vec{x} + \gamma_y ds \vec{y} + \gamma_z ds \vec{z} + (\alpha_x ds \vec{x} + \alpha_y ds \vec{y} + \alpha_z ds \vec{z}) \wedge (\tilde{y} \vec{y} + \tilde{z} \vec{z}) \end{Bmatrix}_P$

$= \begin{Bmatrix} \alpha_x ds \vec{x} + \gamma_y ds \vec{y} + \gamma_z ds \vec{z} \\ \vec{x} (\epsilon_x ds + \alpha_y ds \tilde{z} - \alpha_z ds \tilde{y}) \\ + \vec{y} (\gamma_y ds - \alpha_x ds \tilde{z}) \\ + \vec{z} (\gamma_z ds + \alpha_x ds \tilde{y}) \end{Bmatrix}_P$

d'où

$$\begin{cases} \vec{u}_{P'} \cdot \vec{x} = \epsilon_x ds + \alpha_y ds \tilde{z} - \alpha_z ds \tilde{y} = u_x \\ \vec{u}_{P'} \cdot \vec{y} = \gamma_y ds - \alpha_x ds \tilde{z} = u_y \\ \vec{u}_{P'} \cdot \vec{z} = \gamma_z ds + \alpha_x ds \tilde{y} = u_z \end{cases}$$

FIGURE 2.20 – Calcul du déplacement relatif du point P' par rapport au point P .

$$\begin{aligned}
N &= \int_{\tilde{y}} \int_{\tilde{z}} \sigma_{xx} d\tilde{y} d\tilde{z} \\
&= (2\mu + \lambda) \left[\epsilon_x \iint d\tilde{y} d\tilde{z} + \alpha_y \iint \tilde{z} d\tilde{y} d\tilde{z} - \alpha_z \iint \tilde{y} d\tilde{y} d\tilde{z} \right] \\
&= (2\mu + \lambda) \epsilon_x S \\
T_y &= \int_{\tilde{y}} \int_{\tilde{z}} \sigma_{yx} d\tilde{y} d\tilde{z} \\
&= \mu \left[\gamma_y \iint d\tilde{y} d\tilde{z} - \alpha_x \iint \tilde{z} d\tilde{y} d\tilde{z} - \alpha_z \iint \tilde{y} d\tilde{y} d\tilde{z} \right] \\
&= \mu \gamma_y S \\
T_z &= \mu \gamma_z S \\
P_x &= \int_{\tilde{y}} \int_{\tilde{z}} -\sigma_{xx} \tilde{z} d\tilde{y} d\tilde{z} + \int_{\tilde{y}} \int_{\tilde{z}} \sigma_{zx} \tilde{y} d\tilde{y} d\tilde{z} \\
&= \alpha_y \mu \iint \tilde{z}^2 d\tilde{y} d\tilde{z} + \alpha_x \mu \iint \tilde{y}^2 d\tilde{y} d\tilde{z} \\
&= \alpha_x \mu \iint \tilde{r}^2 d\tilde{y} d\tilde{z} \quad \text{avec } \tilde{r}^2 = \tilde{y}^2 + \tilde{z}^2 \\
&= \alpha_x I_0 \\
P_y &= \int_{\tilde{y}} \int_{\tilde{z}} \sigma_{xx} \tilde{z} d\tilde{y} d\tilde{z} \\
&= (2\mu + \lambda) \left[\alpha_y \iint \tilde{z}^2 d\tilde{y} d\tilde{z} - \alpha_z \iint \tilde{y} \tilde{z} d\tilde{y} d\tilde{z} \right] \\
&= (2\mu + \lambda) \alpha_y I_{Hy} \\
P_z &= - \int_{\tilde{y}} \int_{\tilde{z}} \sigma_{xx} \tilde{y} d\tilde{y} d\tilde{z} \\
&= (2\mu + \lambda) \alpha_z I_{Hz}
\end{aligned}$$

FIGURE 2.23 – Calcul des composantes du tenseur des efforts intérieurs la cinématique 1..

de Lamé.

$$\begin{aligned}
 & \begin{bmatrix} N \\ T_y \\ T_z \\ M_x \\ M_{fy} \\ M_{fz} \end{bmatrix} = \dots \tag{2.30} \\
 \dots & \begin{bmatrix} \frac{ES(-1+\nu)}{(1+\nu)(-1+2\nu)} & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & \frac{ES}{2(1+\nu)} & 0 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & \frac{ES}{2(1+\nu)} & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & \frac{Ebh(b^2+h^2)}{2(1+\nu)12} & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & \frac{Ehb^3(-1+\nu)}{12(1+\nu)(-1+2\nu)} & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & \frac{Ehb^3(-1+\nu)}{12(1+\nu)(-1+2\nu)} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} \epsilon_x \\ \gamma_y \\ \gamma_z \\ \alpha_x \\ \alpha_y \\ \alpha_z \end{bmatrix} \tag{2.31}
 \end{aligned}$$

incompatibilité

Cette cinématique implique que les contraintes σ_{yy} et σ_{zz} ne sont pas nulles dans la section droite, donc à fortiori sur les surfaces latérales de la poutre. Or, sur ces surfaces non chargées, les contraintes exercées par l'air sur la poutre sont nulles. Il y a donc contradiction entre la réalité et le modèle associé à la cinématique 1. Prenons l'exemple d'un torseur des déformations ne comportant que le terme ϵ_x . Tous les petits parallélépipèdes entre les points P et P' s'allongent de la valeur $\epsilon_x ds$. De part l'effet Poisson, ils souhaitent se contracter dans les directions \vec{y} et \vec{z} . Or la cinématique 1 choisie, d'un mouvement en bloc rigide d'une section droite les en empêche. Cette cinématique n'est pas réaliste pour une poutre non bloquée sur toutes ses surfaces latérales.

Il nous faut chercher une cinématique telles que sur les surfaces latérales les contraintes σ_{yy} et σ_{zz} soient nulles. C'est l'objet de la seconde cinématique.

Assimilation Pour vérifier que vous avez assimilé ce paragraphe, je vous invite à obtenir le brevet 041.

Si vous avez des difficultés, je vous invite à contacter le référent du brevet correspondant, dont le mél est disponible sur <http://umtice.univ-lemans.fr/course/view.php?id=95>.

2.4.3 2nd cinématique

Le plan normal peut se déformer dans le plan tel que σ_{yy} et σ_{zz} restent nuls.

description de la cinématique

Le torseur des déformations est choisi identique à celui de la cinématique 1, mais un mouvement du point P' dans le plan $\tilde{u}_y(\tilde{y}, \tilde{z})\vec{y} + \tilde{u}_z(\tilde{y}, \tilde{z})\vec{z}$, mouvement pour l'instant inconnu, est rajouté (voir figure 2.24).

déformations

Le tenseur des déformations est aussi modifié par la présence de ces deux fonctions (voir figure 2.25).

contraintes

On peut donc en déduire par la loi de l'élasticité, le tenseur des contraintes (voir figure 2.26). Si la poutre n'est pas chargée sur ses faces de normale \vec{y} et \vec{z} , les σ_{yy} , σ_{zz} , et σ_{yz} doivent être nulles sur ces faces. Recherchons une solution telles qu'elle soient nulles dans toute la poutre, cela impose

$$\begin{cases} \vec{u}_{P'} - \vec{u} = \epsilon_x ds + \alpha_y ds \tilde{z} - \alpha_z ds \tilde{y} + \\ \vec{u}_{P'} \cdot \vec{y} = \delta_y ds - \alpha_x ds \tilde{z} + \tilde{u}_y(\tilde{y}, \tilde{z}) \\ \vec{u}_{P'} \cdot \vec{z} = \delta_z ds + \alpha_x ds \tilde{y} + \tilde{u}_z(\tilde{y}, \tilde{z}) \end{cases}$$

FIGURE 2.24 – Calcul du déplacement relatif du point P' par rapport au point P pour la cinématique 2.

$$\tilde{\epsilon} = \begin{bmatrix} \epsilon_x + \alpha_y \tilde{z} - \alpha_z \tilde{y} \\ \frac{1}{2} (\delta_y - \alpha_x \tilde{z} - \alpha_z \delta_x) & \frac{\partial \tilde{u}_y}{\partial \tilde{y}} \\ \frac{1}{2} (\delta_z + \alpha_x \tilde{y} + \alpha_y \delta_x) & \frac{1}{2} \left(\frac{\partial \tilde{u}_z}{\partial \tilde{z}} + \frac{\partial \tilde{u}_x}{\partial \tilde{y}} \right) & \frac{\partial \tilde{u}_z}{\partial \tilde{z}} \end{bmatrix}_{(\tilde{x}, \tilde{y}, \tilde{z}) \otimes (\tilde{x}, \tilde{y}, \tilde{z})}$$

FIGURE 2.25 – Calcul du tenseur des déformations pour la cinématique 2.

une relation sur les fonction inconnues. Si l'on réécrit ces conditions en terme de déformation, le coefficient de poisson ν entre les déformations apparaît (voir figure 2.27). On peut alors en déduire les champs de déplacement complémentaires pour assurer que les contraintes soient nulles sur les faces latérales de la poutre. On remarquera que cela implique en tout point de la section droite, que les contraintes σ_{yy} , σ_{zz} , et σ_{yz} sont toutes nulles.

torseur des efforts intérieurs

Par la même démarche que pour la cinématique 1, il faut donc faire des intégrales sur la section droite (voir figure 2.28) pour obtenir les composantes du torseur des efforts intérieurs. Dans les calculs présentés la nullité des moments statiques par rapport à H est utilisée.

écriture matricielle

Les 6 équations précédentes peuvent être écrites sous forme matricielles.

$$\begin{bmatrix} N \\ T_y \\ T_z \\ M_x \\ M_{fy} \\ M_{fz} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} ES & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & GS & 0 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & GS & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & GI_0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & EI_{Hy} & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & EI_{Hz} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} \epsilon_x \\ \gamma_y \\ \gamma_z \\ \alpha_x \\ \alpha_y \\ \alpha_z \end{bmatrix}, \quad (2.32)$$

incompatibilité

Cette cinématique implique que les contraintes σ_{yx} et σ_{zx} sont constantes dans l'épaisseur de la poutre, donc sur les surfaces extérieures latérales. Du fait de la symétrie du tenseur des contraintes, cela implique sur la surface de normale \vec{y} que la contrainte σ_{yx} soit non nulle. Or elle doit être égale à la contrainte exercée par l'extérieur sur cette surface. Si cette surface est libre, cette contrainte extérieure est nulle. Il y a donc contradiction entre la réalité et le modèle.

Il nous faut chercher une cinématique telles que la répartition des contraintes σ_{yx} et σ_{zx} soient des fonctions de \tilde{y} et \tilde{z} et nulles sur les bords de la section droite. C'est l'objet de la troisième cinématique qui implique un voilement de la section en présence d'un effort tranchant.

$$\begin{aligned}\bar{\sigma} &= 2\mu \bar{\varepsilon} + d(\text{trace } \bar{\varepsilon}) \bar{\text{Id}} \\ \left\{ \begin{aligned} \sigma_{xx} &= (2\mu + d)(\varepsilon_{xx} + \alpha_y \tilde{y} + \alpha_z \tilde{z}) + d\left(\frac{\partial \tilde{u}_y}{\partial \tilde{y}} + \frac{\partial \tilde{u}_z}{\partial \tilde{z}}\right) \\ \sigma_{yy} &= (2\mu + d)\left(\frac{\partial \tilde{u}_y}{\partial \tilde{y}}\right) + d(\varepsilon_{xx} + \alpha_y \tilde{z} - \alpha_z \tilde{y} + \frac{\partial \tilde{u}_z}{\partial \tilde{z}}) \\ \sigma_{zz} &= (2\mu + d)\left(\frac{\partial \tilde{u}_z}{\partial \tilde{z}}\right) + d(\varepsilon_{xx} + \alpha_y \tilde{z} - \alpha_z \tilde{y} + \frac{\partial \tilde{u}_y}{\partial \tilde{y}}) \\ \sigma_{xy} &= \mu(\gamma_y - \alpha_x \tilde{z} - \alpha_z \tilde{y}) \\ \sigma_{xz} &= \mu(\gamma_z + \alpha_x \tilde{y} + \alpha_y \tilde{z}) \\ \sigma_{yz} &= \mu\left(\frac{\partial \tilde{u}_y}{\partial \tilde{z}} + \frac{\partial \tilde{u}_z}{\partial \tilde{y}}\right) \end{aligned} \right. \\ \left\{ \begin{aligned} \sigma_{yy} &= 0 \\ \sigma_{zz} &= 0 \\ \sigma_{yz} &= 0 \end{aligned} \right. \Rightarrow \left\{ \begin{aligned} (2\mu + d) \frac{\partial \tilde{u}_y}{\partial \tilde{y}} + d \frac{\partial \tilde{u}_z}{\partial \tilde{z}} &= -d(\varepsilon_{xx} + \alpha_y \tilde{z} - \alpha_z \tilde{y}) \\ d \frac{\partial \tilde{u}_y}{\partial \tilde{y}} + (2\mu + d) \frac{\partial \tilde{u}_z}{\partial \tilde{z}} &= -d(\varepsilon_{xx} + \alpha_y \tilde{z} - \alpha_z \tilde{y}) \\ \frac{\partial \tilde{u}_y}{\partial \tilde{z}} + \frac{\partial \tilde{u}_z}{\partial \tilde{y}} &= 0 \end{aligned} \right.\end{aligned}$$

FIGURE 2.26 – Calcul du tenseur des contraintes pour la cinématique 2 et des conditions de surfaces libres de contrainte.

$$\begin{aligned}\left\{ \begin{aligned} (2\mu + d) \varepsilon_{yy} + d \varepsilon_{zz} &= -d \varepsilon_{xx} \\ d \varepsilon_{yy} + (2\mu + d) \varepsilon_{zz} &= -d \varepsilon_{xx} \\ \varepsilon_{yz} + \varepsilon_{zy} &= 0 \end{aligned} \right. \\ \left\{ \begin{aligned} \varepsilon_{yy} &= \varepsilon_{zz} \\ \varepsilon_{yy} &= \frac{-d}{2(\mu + d)} \varepsilon_{xx} \\ \varepsilon_{yz} &= 0 \\ \varepsilon_{zy} &= 0 \quad \text{car } \bar{\varepsilon} \text{ symétrique} \end{aligned} \right. \\ \text{Or } \frac{-d}{2(\mu + d)} = -\nu \\ \left\{ \begin{aligned} \varepsilon_{yy} &= -\nu \varepsilon_{xx} \\ \varepsilon_{zz} &= -\nu \varepsilon_{xx} \\ \varepsilon_{yz} &= 0 \end{aligned} \right. \\ \left\{ \begin{aligned} \tilde{u}_y &= -\nu \varepsilon_{xx} \tilde{y} + a_0 \\ \tilde{u}_z &= -\nu \varepsilon_{xx} \tilde{z} + b_0 \end{aligned} \right. \\ \text{Pour } (\tilde{y}, \tilde{z}) = (0, 0) \text{ on choisit sans perte de généralité} \\ (\tilde{u}_y, \tilde{u}_z) = (0, 0) \text{ soit } a_0 = 0 \text{ et } b_0 = 0.\end{aligned}$$

FIGURE 2.27 – Relation entre les déformations pour la cinématique 2 et les champs de déplacement complémentaires.

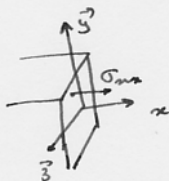
$$\begin{aligned}
N &= \iint \sigma_{xx} \, d\tilde{y} \, d\tilde{z} \\
&= \iint (2\mu + d) \varepsilon_x + d(-2\nu \varepsilon_x) \, d\tilde{y} \, d\tilde{z} \\
&= \varepsilon_x (2\mu + d - 2\nu d) \iint d\tilde{y} \, d\tilde{z} \\
&= ES \varepsilon_x \\
T_y &= \iint \sigma_{yx} \, d\tilde{y} \, d\tilde{z} \\
&= \iint \mu \gamma_y \, d\tilde{y} \, d\tilde{z} \\
&= \mu S \gamma_y \\
T_z &= \mu S \gamma_z \\
M_y &= \iint \sigma_{xx} \tilde{z} \, d\tilde{y} \, d\tilde{z} \\
&= EI_{Hy} \alpha_y \\
M_z &= \iint -\sigma_{xx} \tilde{y} \, d\tilde{y} \, d\tilde{z} \\
&= EI_{Hz} \alpha_z \\
M_x &= G I_0
\end{aligned}$$


FIGURE 2.28 – Expression des composantes du torseur des efforts intérieurs pour la cinématique 2.

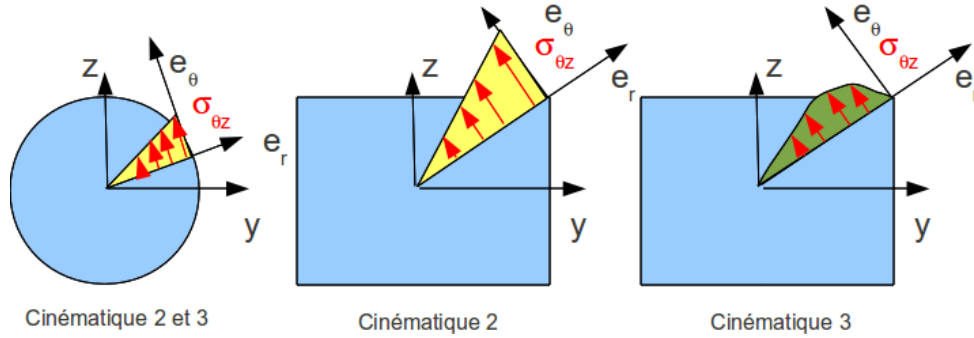


FIGURE 2.29 – Répartition des contraintes de cisaillement dues à une sollicitation de torsion, en fonction de la forme de la section droite et de la cinématique choisie.

Assimilation Pour vérifier que vous avez assimilé ce paragraphe, je vous invite à obtenir le brevet 042.

Si vous avez des difficultés, je vous invite à contacter le référent du brevet correspondant, dont le mél est disponible sur <http://umtice.univ-lemans.fr/course/view.php?id=95>.

2.4.4 3ième cinématique

Le plan normal se déforme dans le plan tel que σ_{yy} et σ_{zz} restent nuls, et tel que les contraintes σ_{yx} et σ_{zx} soient nulles sur les bords de la section droite. Cette cinématique (Fig. 2.19) sera étudiée plus avant dans le cours de modélisation [?]. Nous y obtiendrons des facteurs correctifs du moment polaire et des sections équivalentes sous effort tranchant. Ces facteurs correctifs sont détaillés dans les tableaux des figures 2.30 et 2.31. Il en est de même pour la sollicitation de torsion pour laquelle la proportionnalité de la contrainte de cisaillement avec la distance au point H n'est vérifiée que dans le cas d'une poutre de section droite circulaire (Fig. 2.29).

$$\begin{bmatrix} N \\ T_y \\ T_z \\ M_x \\ M_{fy} \\ M_{fz} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} ES & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & GS_y & 0 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & GS_z & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & GI_0^c & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & EI_{Hy} & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & EI_{Hz} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} \epsilon_x \\ \gamma_y \\ \gamma_z \\ \alpha_x \\ \alpha_y \\ \alpha_z \end{bmatrix}, \quad (2.33)$$

On rappelle ci-dessous la loi de comportement pour la cinématique 2, qui ne diffère de la loi de comportement de la cinématique 3 que par trois termes, sur les lignes 2, 3 et 4 :

$$\begin{bmatrix} N \\ T_y \\ T_z \\ M_x \\ M_{fy} \\ M_{fz} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} ES & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & G\mathbf{S} & 0 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & G\mathbf{S} & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & GI_0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & EI_{Hy} & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & EI_{Hz} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} \epsilon_x \\ \gamma_y \\ \gamma_z \\ \alpha_x \\ \alpha_y \\ \alpha_z \end{bmatrix}, \quad (2.34)$$

• **Erreur classique** : Ne pas confondre dans la notation ci-dessus, G le module de Coulomb exprimé en Pa , le centre de gravité de l'ensemble de la poutre G (c'est un point, cela n'a pas d'unité), et le barycentre d'une section droite H (c'est un point, cela n'a pas d'unité).

Assimilation Pour vérifier que vous avez assimilé ce paragraphe, je vous invite à obtenir le brevet 049.

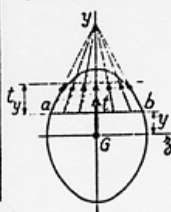
Si vous avez des difficultés, je vous invite à contacter le référent du brevet correspondant, dont le mél est disponible sur <http://umtice.univ-lemans.fr/course/view.php?id=95>.

TABLEAU II. — EFFORT TRANCHANT - CONTRAINTES DE CISAILEMENT

TABLEAU II, 2. — SECTIONS USUELLES - CONTRAINTES DE CISAILEMENT ET DÉFORMATION DUES A L'EFFORT TRANCHANT - FORMULES APPROCHÉES

Les formules approchées, donnant pour les sections usuelles les valeurs des contraintes de cisaillement et la valeur de la section réduite S_1 (intervenant dans le calcul des déformations), ont été déterminées à partir des hypothèses mentionnées dans le tableau II, 1 et des hypothèses supplémentaires suivantes :

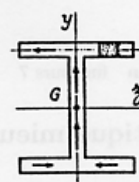
a) Cas des sections pleines.



Le long d'une ligne parallèle à l'axe d'inertie Gz d'ordonnée y , coupant le contour de la section aux deux points a et b :

1. les contraintes de cisaillement, t , passent toutes par le point de concours des deux tangentes en a et b au contour de la section.
2. la composante t_y suivant Gy des contraintes de cisaillement t est constante.

b) Cas des sections minces (fermées ou ouvertes).



La contrainte de cisaillement est tangente en chaque point à la ligne moyenne du profil.

SECTION	CROQUIS	CONTRAINTES DE CISAILEMENT				DÉFORMATION
		Hypothèses	Valeur générale	Contrainte maximale	Diagramme	Valeur de S_1
Triangle isocèle			$t_y = \frac{6T}{S} \left(\frac{1}{3} + \frac{y}{h} \right) \left(\frac{2}{3} - \frac{y}{h} \right)$ $S = \frac{bh^2}{2}$	$t_y = 1,5 \frac{T}{S}$ pour $y = \frac{h}{6}$		
Rectangle			$t_y = \frac{3}{2} \frac{T}{S} \left[1 - \frac{4y^2}{h^2} \right]$ $S = bh$	$t_y = \frac{3}{2} \frac{T}{S}$ pour $y = 0$		$S_1 = \frac{5}{6} S$
Losange			$t_y = \frac{T}{S} \left[1 + \frac{y}{h} - \frac{2y^2}{h^2} \right]$ $t_x = t_y \sqrt{1 + \frac{a^2}{4h^2}}$ $S = a \cdot h$	$t_y = \frac{9}{8} \frac{T}{S}$ pour $y = \frac{h}{4}$		$S_1 = \frac{30}{31} S$
Carré évidé				$t_y = \frac{3}{2} \frac{T}{S} \frac{1+k+k^3}{1+k^3}$ pour mm		

FIGURE 2.30 – Effet du cisaillement p1

Tableau II, 2. — Sections usuelles - Contraintes de cisaillement et déformation dues à l'effort tranchant - Formules approchées (suite)

SECTION	CROQUIS	CONTRAINTE DE CISAILLEMENT				DÉFOR-
		Hypothèses	Valeur générale	Contrainte maximale	Diagramme	MATION de S_1
Hexagone			$t_y = \frac{T}{2,88 h^4} \frac{(h-y)(2h^2 + 2yh - y^2)}{(2h-y)}$ $S = 3,464 h^2$	$t_y = 1,46 \frac{T}{S}$ point A direction AB		
Cercle			$t_y = \frac{4}{3} \frac{T}{S} \left(1 - \frac{y^2}{R^2}\right)$ $t \text{ en A} = \frac{4}{3} \frac{T}{S} \sqrt{1 - \frac{y^2}{R^2}}$ $S = \pi R^2$	$t_y = \frac{4}{3} \frac{T}{S}$ lc long de CD		$S_1 = \frac{9}{10} S$
Ellipse			$t_y = \frac{4}{3} \frac{T}{S} \left(1 - \frac{y^2}{a^2}\right)$ $S = \pi a b$	$t_y = \frac{4}{3} \frac{T}{S}$ lc long de CD		
Section en I			$t_1 = \frac{6 T e (h-e)}{b h^3 - (b-b') (h-2e)^3}$ $t_2 = t_1 (b/b')$ $t_3 = \frac{3}{2} \frac{T}{b' h} \frac{b - (b-b') \left(1 - \frac{2e}{h}\right)^2}{b - (b-b') \left(1 - \frac{2e}{h}\right)^3}$	$t_y = t_3$		
Section circulaire mince			$t_{\varphi} = \frac{2T}{S} \cos \varphi$ $S = 2 \pi R e$	$t_A = t_B = \frac{2T}{S}$		$S_1 = 0,5 S$
Profil mince en I			$t_{2(A)} = \frac{T}{I} (b-z) h$ $t_{2(B)} = \frac{T}{I} \left[z b e' h + \frac{e}{2} (h^2 - y^2) \right]$ $S = 2 h e$ $S' = 2 b e' h$ $I = \frac{h^3}{3} (S + 6 S')$	$t_{2(A)} = \frac{T}{I} b h$ $t_{2(B)} = \frac{T}{S} \frac{1}{1 + \frac{\lambda}{6}}$ $t_{2(C)} = \frac{T}{S} \frac{1 + \frac{\lambda}{4}}{1 + \frac{\lambda}{6}}$		$S_1 = 2 h e$

FIGURE 2.31 – Effet du cisaillement p2

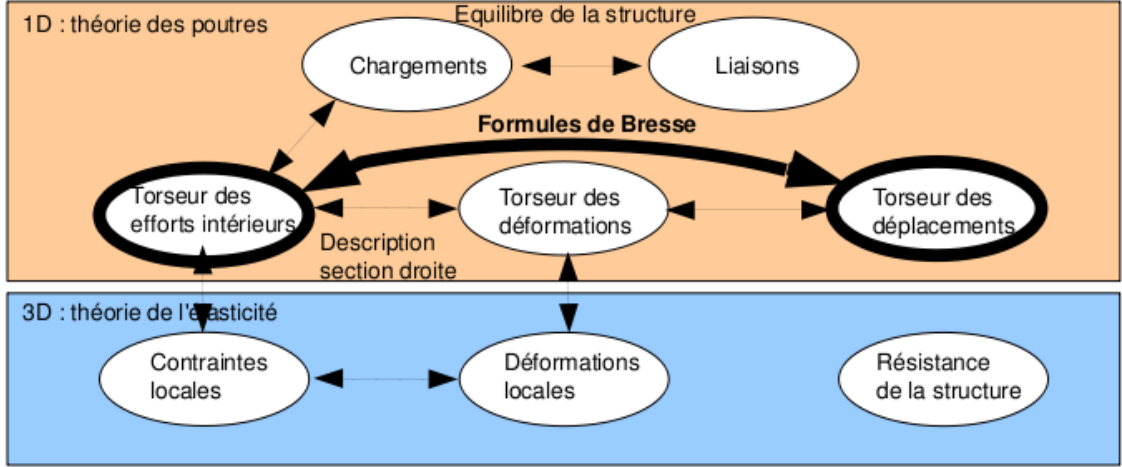


FIGURE 2.32 – Les concepts utiles au passage direct du torseur des efforts intérieurs au torseur de déplacement.

2.4.5 Formules de Bresse

Ce paragraphe concerne les étapes mises en gras dans le synopsis figure 2.32.

Utilité : L'utilisation des Formules de Bresse, permet de résoudre des problèmes :

- dans l'espace tridimensionnel,
- pour des poutres dont la ligne moyenne n'est pas rectiligne.

C'est leur généralité qui leur donne toute leur force, et sont donc étudiées dans ce cours.

• **Erreur classique** : Certains d'entre vous ont utilisés les années précédentes des formules du type $EI_{Hz} \frac{d^2 y}{dx^2} = M_{fz}$. Ces formules ne sont pas valables dans les deux cas ci-dessus.

Elles peuvent être construite par approche successive. Soit une poutre reliant un point A à un point B, orientée de A vers B, le point courant étant noté H.

- Supposons que cette poutre est infiniment rigide. Si le point A subit un torseur de déplacement composé d'un angle de rotation $\vec{\omega}_A$ et d'une translation \vec{u}_A , alors le torseur de déplacement au point B est obtenu par la formule de changement de point.

$$\vec{\omega}_B = \vec{\omega}_A, \quad (2.35)$$

$$\vec{u}_B = \vec{u}_A + \vec{\omega}_A \wedge \vec{AB}. \quad (2.36)$$

- Supposons cette fois que le point A est immobile mais que seul se déforme un petit tronçon HH' de longueur ds à partir du point H. Le torseur de déplacement de H' est composé de $\vec{\omega}_{H'} = (\epsilon_x \vec{x} + \alpha_y \vec{y} + \alpha_z \vec{z}) ds$ et d'une translation $\vec{u}_{H'} = (\epsilon_x \vec{x} + \gamma_y \vec{y} + \gamma_z \vec{z}) ds$. La déformation de ce petit segment implique un torseur de déplacement au point B :

$$\vec{\omega}_B = (\alpha_x \vec{x} + \alpha_y \vec{y} + \alpha_z \vec{z}) ds, \quad (2.37)$$

$$\vec{u}_B = (\epsilon_x \vec{x} + \gamma_y \vec{y} + \gamma_z \vec{z}) ds + (\alpha_x \vec{x} + \alpha_y \vec{y} + \alpha_z \vec{z}) ds \wedge \vec{HB}. \quad (2.38)$$

- Supposons cette fois que le point A est mobile et que toute la poutre se déforme. Il suffit de faire la somme des torseurs : du premier et du second que l'on aura intégré le long de toute la poutre AB. On obtient les formules de Bresse ci-dessous.

Soit une poutre dont l'orientation de la fibre moyenne est de P_{deb} à P_{fin} , si le torseur des déformations est noté,

$$\{Def_H\} = \left\{ \begin{array}{c} \alpha_x \vec{x} + \alpha_y \vec{y} + \alpha_z \vec{z} \\ \epsilon_x \vec{x} + \gamma_y \vec{y} + \gamma_z \vec{z} \end{array} \right\} = \left\{ \begin{array}{c} M_x/GI_0^c \vec{x} + M_{fy}/EI_{Hy} \vec{y} + M_{fz}/EI_{Hz} \vec{z} \\ N/ES \vec{x} + T_y/GS_y \vec{y} + T_z/GS_z \vec{z} \end{array} \right\}_H \quad (2.39)$$

alors le torseur de déplacement au point P_{fin} par rapport au torseur de déplacement du point P_{deb} est,

$$\{U_{P_{fin}}\} = \left\{ \begin{array}{c} \check{\omega}_{P_{fin}} \\ \check{u}_{P_{fin}} \end{array} \right\}_{P_{fin}} \quad (2.40)$$

$$\{U_{P_{fin}}\} = \left\{ \begin{array}{c} \check{\omega}_{P_{deb}} + \int_{s_{P_{deb}}}^{s_{P_{fin}}} (\alpha_x \check{x} + \alpha_y \check{y} + \alpha_z \check{z}) ds \\ \check{u}_{P_{deb}} + \omega_{P_{deb}} \wedge P_{deb} \vec{P}_{fin} + \int_{s_{P_{deb}}}^{s_{P_{fin}}} (\epsilon_x \vec{x} + \gamma_y \vec{y} + \gamma_z \vec{z}) ds \\ + \int_{s_{P_{deb}}}^{s_{P_{fin}}} (\alpha_x \check{x} + \alpha_y \check{y} + \alpha_z \check{z}) \wedge \vec{H} \vec{P}_{fin} ds \end{array} \right\}_{P_{fin}} \quad (2.41)$$

$$\{U_{P_{fin}}\} = \left\{ \begin{array}{c} \check{\omega}_{P_{fin}} \\ \check{u}_{P_{fin}} \end{array} \right\} = \left\{ \begin{array}{c} \check{\omega}_{P_{deb}} + \int_{s_{P_{deb}}}^{s_{P_{fin}}} (M_x/GI_0^c \check{x} + Mf_y/EI_{Hy} \check{y} + Mf_z/EI_{Hz} \check{z}) ds \\ \check{u}_{P_{deb}} + \check{\omega}_{P_{deb}} \wedge P_{deb} \vec{P}_{fin} + \int_{s_{P_{deb}}}^{s_{P_{fin}}} (N/ES \vec{x} + T_y/GS_y \vec{y} + T_z/GS_z \vec{z}) ds \\ + \int_{s_{P_{deb}}}^{s_{P_{fin}}} (M_x/GI_0^c \check{x} + Mf_y/EI_{Hy} \check{y} + Mf_z/EI_{Hz} \check{z}) \wedge \vec{H} \vec{P}_{fin} ds \end{array} \right\}_{P_{fin}} \quad (2.42)$$

Les formules de Bresse ci-dessus sont relatifs à la cinématique 3. Nous rappelons ci-dessous, les formules de Bresse pour la cinématique 2, qui ne diffèrent que par 3 termes :

$$\{U_{P_{fin}}\} = \left\{ \begin{array}{c} \check{\omega}_{P_{fin}} \\ \check{u}_{P_{fin}} \end{array} \right\} = \left\{ \begin{array}{c} \check{\omega}_{P_{deb}} + \int_{s_{P_{deb}}}^{s_{P_{fin}}} (M_x/G\textcolor{red}{I}_0 \check{x} + Mf_y/EI_{Hy} \check{y} + Mf_z/EI_{Hz} \check{z}) ds \\ \check{u}_{P_{deb}} + \check{\omega}_{P_{deb}} \wedge P_{deb} \vec{P}_{fin} + \int_{s_{P_{deb}}}^{s_{P_{fin}}} (N/ES \vec{x} + T_y/G\textcolor{red}{S}_y \vec{y} + T_z/G\textcolor{red}{S}_z \vec{z}) ds \\ + \int_{s_{P_{deb}}}^{s_{P_{fin}}} (M_x/G\textcolor{red}{I}_0 \check{x} + Mf_y/EI_{Hy} \check{y} + Mf_z/EI_{Hz} \check{z}) \wedge \vec{H} \vec{P}_{fin} ds \end{array} \right\}_{P_{fin}} \quad (2.43)$$

• **Erreur classique** : Une fois les formules de Bresse utilisées, votre résultat ne doit plus faire apparaître les coordonnées du point H . Si c'est le cas, c'est que vous n'avez pas effectué l'intégration entre les abscisses $s_{P_{deb}}$ et $s_{P_{fin}}$.

• **Erreur classique** : Si dans un problème donné, le déplacement en P_{fin} est connu et que vous recherchez le déplacement en P_{deb} , écrivez la formule de Bresse comme ci-dessus, puis passer le termes complémentaires à $\check{u}_{P_{fin}}$ de l'autre coté de l'égalité.

2.4.6 exemple d'utilisation : sollicitation de traction

Pour une poutre sollicitée en traction-compression, seul l'effort normal N est différent de 0. La loi de comportement de la fibre moyenne 2.33 fournie donc,

$$\begin{bmatrix} \epsilon_x \\ \gamma_y \\ \gamma_z \\ \alpha_x \\ \alpha_y \\ \alpha_z \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} N/ES \\ 0 \\ 0 \\ 0 \\ 0 \\ 0 \end{bmatrix}. \quad (2.44)$$

Les composantes du tenseur des déformations $\bar{\epsilon}$ en un point P à la distance y_1 et z_1 de la fibre moyenne, sont alors données par,

$$\begin{aligned} \epsilon_{xx} &= N/ES, \\ \epsilon_{yy} &= -\nu\epsilon_{xx}, \\ \epsilon_{zz} &= -\nu\epsilon_{xx}, \\ \epsilon_{xy} &= 0, \\ \epsilon_{yz} &= 0, \\ \epsilon_{zx} &= 0. \end{aligned} \quad (2.45)$$

Les composantes du tenseur des contraintes $\bar{\sigma}$ sont alors données par,

$$\begin{aligned}\sigma_{xx} &= N/S, \\ \sigma_{yy} &= 0, \\ \sigma_{zz} &= 0, \\ \sigma_{xy} &= 0, \\ \sigma_{yz} &= 0, \\ \sigma_{zx} &= 0.\end{aligned}\tag{2.46}$$

On note dans ce cas particulier que les tenseurs des contraintes et des déformations ne dépendent pas de la position du point P par rapport au point H .

Assimilation Pour vérifier que vous avez assimilé ce paragraphe, je vous invite à obtenir les brevets 050 et 054.

Si vous avez des difficultés, je vous invite à contacter le référent du brevet correspondant, dont le mél est disponible sur <http://umtice.univ-lemans.fr/course/view.php?id=95>.

2.4.7 flexion simple autour de l'axe $H\vec{z}$

Une poutre est sollicitée en flexion simple autour de l'axe $H\vec{z}$ lorsque M_{fz} et T_y sont différents de 0. La loi de comportement de la fibre moyenne 2.33 fournit donc,

$$\begin{bmatrix} \epsilon_x \\ \gamma_y \\ \gamma_z \\ \alpha_x \\ \alpha_y \\ \alpha_z \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 0 \\ T_y/GS_y \\ 0 \\ 0 \\ 0 \\ M_{fz}/EI_{Hz} \end{bmatrix}.\tag{2.47}$$

Les composantes du tenseur des déformations $\bar{\epsilon}$ en un point P à la distance y_1 et z_1 de la fibre moyenne, sont alors données par,

$$\begin{aligned}\epsilon_{xx}(y_1, z_1) &= -\frac{M_{fz}}{EI_{Hz}} y_1, \\ \epsilon_{yy}(y_1, z_1) &= -\nu\epsilon_{xx}, \\ \epsilon_{zz}(y_1, z_1) &= -\nu\epsilon_{xx}, \\ \epsilon_{xy}(y_1, z_1) &= \frac{T_y}{GS} g(y_1), \\ \epsilon_{yz} &= 0, \\ \epsilon_{zx} &= 0.\end{aligned}\tag{2.48}$$

La répartition des déformations dans l'épaisseur de la poutre n'est pas constante (cinématique 3). La fonction $g(y_1)$ peut être calculée (voir cours de 2^{ème} année à venir). C'est la raison pour laquelle il faut corriger la section en cisaillement (S_y) dans la loi de comportement. Des exemples de ces fonctions sont fournies dans les tableaux joints (figures 2.30 2.31).

Les composantes du tenseur des contraintes $\bar{\sigma}$ sont alors données par,

$$\begin{aligned}\sigma_{xx}(y_1, z_1) &= -\frac{M_{fz}}{I_{Hz}} y_1, \\ \sigma_{yy} &= 0, \\ \sigma_{zz} &= 0, \\ \sigma_{xy}(y_1, z_1) &= \frac{T_y}{S} g(y_1), \\ \sigma_{yz} &= 0, \\ \sigma_{zx} &= 0.\end{aligned}\tag{2.49}$$

On note dans ce cas particulier que les tenseurs des contraintes et des déformations dépendent de la position du point P par rapport au point H .

Assimilation Pour vérifier que vous avez assimilé ce paragraphe, je vous invite à obtenir le brevet 051, 052, 053 et 055.

Si vous avez des difficultés, je vous invite à contacter le référent du brevet correspondant, dont le mél est disponible sur <http://umtice.univ-lemans.fr/course/view.php?id=95>.

2.5 Résolutions de problèmes

- Si l'objectif est de calculer un déplacement (ou une rotation) d'un point de la poutre, il faut :
- choisir un point de départ où le déplacement et/ou la rotation est connue
 - orienter la poutre du point de départ au point où s'effectue la recherche de déplacement
 - écrire la ou les formules de Bresse nécessaires
 - identifier les composantes du torseur des efforts intérieurs qui doivent être calculées, et sur quel segment,
 - calculer ces composantes en fonction du chargement (et des éventuelles inconnues hyperstatiques (en vert)). Le choix judicieux du secteur aval ou amont peut parfois permettre d'éviter de calculer les réactions aux liaisons.
 - deux cas sont possibles :
 - le système est hypertextatique
 - il faut écrire une équation supplémentaire : elle concerne le degré de liberté dual de l'inconnue hyperstatique (en vert).
 - Si c'est une force dans une direction, c'est le déplacement dans cette direction. Si c'est un moment autour d'un axe, c'est la rotation autour de cet axe.
 - Calculer (comme ci-dessus par les formules de Bresse ou une méthode énergétique) le déplacement recherché (ou la rotation recherchée). Ceci vous donne une équation supplémentaire qui lie l'inconnue hyperstatique (en vert) aux chargements (en rouge).
 - Remplacer dans les expressions des composantes d'effort intérieur, l'inconnue hyperstatique (en vert) par son expression en fonction du chargement,
 - si le système est isostatique, les composantes du torseur des efforts intérieurs sont alors connues en fonction uniquement des chargements (en rouge).
 - injecter ces expressions dans les formules de Bresse,
 - faire les intégrales

Assimilation Pour vérifier que vous avez assimilé ce paragraphe, je vous invite à obtenir les brevets 075 et 077.

Si vous avez des difficultés, je vous invite à contacter le référent du brevet correspondant, dont le mél est disponible sur <http://umtice.univ-lemans.fr/course/view.php?id=95>.

2.5.1 Résolution par superposition

hypothèses

Pour que le principe de superposition soit valide, il faut que la loi de comportement du matériau utilisé soit linéaire, et que les déplacements soient petits devant les dimensions de la structure. Cette deuxième condition d'exprime plus précisément par le fait qu'il faut que le torseur des efforts intérieurs ne varie que de façon négligeable s'il est calculé pour la poutre dans sa configuration initiale et s'il est calculé dans sa configuration déformée.

énoncé

Soit une structure élastique linéaire, sous un ensemble de chargements $\{\tau_1\}$ cette structure subit un champs de déplacement $\{U_1\}$, sous un ensemble de chargements $\{\tau_2\}$ cette structure subit un champs de déplacement $\{U_2\}$, alors si elle est chargée simultanément par $\{\tau_1\} + \{\tau_2\}$, son champs de déplacement est $\{U_1\} + \{U_2\}$.

exemple

Soit une poutre droite de longueur $l = 1$ m, de moment quadratique $I_{Hz} = 1 \cdot 10^{-8} \text{ m}^4$ autour de l'axe $H\vec{z}$, reliant les points A et B, tel que $\vec{AP} = l\vec{i}$ et que le point A est encastré.

- Cette poutre sous une charge en B $\vec{F} = 100\vec{j}$ N, subit un déplacement en B qui vaut $\vec{u}_B = 0.0159\vec{j}$ m.
- Cette poutre sous un couple $\check{C} = 100\check{k}$ Nm en D, milieu de [AB], subit un déplacement en B qui vaut $\vec{u}_B = 0.0179\vec{j}$.

Sous les deux chargements, le déplacement du point B vaut $\vec{u}_B = 0.0337\vec{j}$.

Assimilation Pour vérifier que vous avez assimilé ce paragraphe, je vous invite à obtenir les brevets 056 074.

Si vous avez des difficultés, je vous invite à contacter le référent du brevet correspondant, dont le mél est disponible sur <http://umtice.univ-lemans.fr/course/view.php?id=95>.

2.5.2 Méthodes énergétiques

Les formules de Bresse nécessitent des calculs dans des espaces vectoriels, alors que bien souvent, c'est un déplacement dans une direction, une rotation autour d'un axe ou un état de déformation qui est cherché. Ce sont des grandeurs scalaires (des tenseurs d'ordre 0). Il est donc intéressant de mettre en place une méthode de résolution qui utilise une grandeur scalaire : l'énergie.

Energie de Déformation

Par définition l'énergie de déformation est :

$$W_{int} = \frac{1}{2} \int_{poutre} \left(\frac{N^2}{ES} + \frac{T_y^2}{GS_y} + \frac{T_z^2}{GS_z} + \frac{M_x^2}{GI_0^c} + \frac{M f_y^2}{EI_{Hy}} + \frac{M f_z^2}{EI_{Hz}} \right) ds \quad (2.50)$$

Elle correspond à la somme sur toute la poutre de l'énergie de déformation dans une section droite. Cette dernière est le comoment du torseur des déformations de la section droite et du torseur des efforts intérieurs. Le fait que la structure soit élastique, fait apparaître le coefficient 1/2 de part la proportionnalité de ces deux torseurs. En utilisant la loi de comportement de la cinématique 3, on peut remplacer le torseur des déformations par son expression du torseur des efforts intérieurs. On obtient ainsi la formule 2.50.

Assimilation Pour vérifier que vous avez assimilé ce paragraphe, je vous invite à obtenir le brevet 057.

Si vous avez des difficultés, je vous invite à contacter le référent du brevet correspondant, dont le mél est disponible sur <http://umtice.univ-lemans.fr/course/view.php?id=95>.

travail des chargements extérieurs

Les chargements extérieurs sont de deux types :

- les réactions aux liaisons
- les chargements imposés

Supposons que pour une poutre, un unique chargement soit imposé en un point B et que celui-ci soit représenté par un torseur $\{\tau_B\}$ dont les deux composantes \vec{F} et \check{C} croissent proportionnellement. Sous l'effet de ce chargement le point B subit un champs de déplacement représenté par le torseur $\{U_B\}$ composé d'une résultante $\check{\omega}$ et d'un moment \vec{u}_B . Le travail de ce torseur de chargement entre l'état repos et l'état chargé est la moitié du comoment des torseurs de chargement et de déplacement :

$$W_{ext} = \frac{1}{2} \left(\vec{F} \cdot \vec{u}_B + \check{C} \cdot \check{\omega} \right). \quad (2.51)$$

Les réactions aux liaisons, si elles sont parfaites, ne travaillent pas. En effet, soit la composante de déplacement ou de rotation est nulle alors qu'une réaction est présente, soit la composante de déplacement ou de rotation n'est pas nulle, mais la composante de force ou de couple est nulle.

travail d'un chargement constant lors d'un mouvement dû à une autre charge

Supposons qu'un torseur de chargement $\{\tau_A\}$ soit appliqué à un point A et que ce point A subisse un torseur de déplacement $\{U_A\}$ dû à un autre chargement. Le travail de $\{\tau_A\}$ dans le mouvement $\{U_A\}$ est,

$$W_{ext} = \left(\vec{F} \cdot \vec{u}_A + \check{C} \cdot \check{\omega} \right), \quad (2.52)$$

qui diffère de l'équation 2.51 simplement par l'absence du coefficient $\frac{1}{2}$.

théorème de réciprocité de Maxwell-Betti

Supposons maintenant qu'un système subisse :

- un premier chargement $\{\tau_1\}$ en un point A qui implique un champs de déplacement $\{U_1\}$ en tout point de la poutre. Ce premier chargement est suivi d'un second $\{\tau_2\}$ en un point B, qui implique un champs de déplacement supplémentaire $\{U_2\}$. Dans la première phase, le travail extérieur est $W_{11} = \frac{1}{2} (\vec{F}_A \cdot \vec{u}_{1A} + \check{C}_A \cdot \check{\omega}_{1A})$. Dans la seconde phase il est $W_{12} + W_{22} = (\vec{F}_A \cdot \vec{u}_{2A} + \check{C}_A \cdot \check{\omega}_{2A}) + \frac{1}{2} (\vec{F}_B \cdot \vec{u}_{2B} + \check{C}_B \cdot \check{\omega}_{2B})$.
- un premier chargement $\{\tau_2\}$ en un point B qui implique un champs de déplacement $\{U_2\}$ en tout point de la poutre. Ce premier chargement est suivi d'un second $\{\tau_1\}$ en un point A, qui implique un champs de déplacement supplémentaire $\{U_1\}$. Dans la première phase, le travail extérieur est $W_{22} = \frac{1}{2} (\vec{F}_B \cdot \vec{u}_{2B} + \check{C}_B \cdot \check{\omega}_{2B})$. Dans la seconde phase il est $W_{21} + W_{11} = (\vec{F}_B \cdot \vec{u}_{1B} + \check{C}_B \cdot \check{\omega}_{1B}) + \frac{1}{2} (\vec{F}_A \cdot \vec{u}_{1A} + \check{C}_A \cdot \check{\omega}_{1A})$.

Le champ de déplacement total ne dépend pas de l'ordre dans lequel les chargements ont été appliqués. Le travail des forces extérieures n'en dépend donc pas. Egaler ces travaux amène à l'égalité $W_{12} = W_{21}$: *le travail du chargement 1 dans le déplacement 2 est égal au travail du chargement 2 dans le déplacement 1*.

A titre d'illustration, si le chargement 1 est une force \vec{F}_{1A} en A qui implique un déplacement \vec{u}_{1B} en B, le chargement 2 est une force \vec{F}_{2B} en B qui implique un déplacement \vec{u}_{2A} en A, alors,

$$\vec{F}_{1A} \cdot \vec{u}_{2A} = \vec{F}_{2B} \cdot \vec{u}_{1B}. \quad (2.53)$$

Si les modules des forces et leurs directions sont les mêmes, et que les déplacements sont mesurés dans les directions de ces forces,

$$u_{2A} = u_{1B}. \quad (2.54)$$

Si l'on appelle $c_{12} = \frac{u_{1B}}{F_{1A}}$, le coefficient d'influence d'une force en A sur le déplacement en B, on a alors l'égalité des coefficients d'influence,

$$c_{12} = c_{21}. \quad (2.55)$$

Le coefficient d'influence n'est rien d'autre que la fonction de réponse en fréquence entre le point A et le point B à fréquence nulle.

Assimilation Pour vérifier que vous avez assimilé ce paragraphe, je vous invite à obtenir le brevet 058.

Si vous avez des difficultés, je vous invite à contacter le référent du brevet correspondant, dont le mél est disponible sur <http://umtice.univ-lemans.fr/course/view.php?id=95>.

théorème de Castigliano

Sur l'exemple du ressort de raideur k , montrons que le déplacement u est relié à la force F par $u = \frac{\partial W_{ext}}{\partial F}$. $W_{ext} = \frac{1}{2} uF$, or $u = F/k$, donc $W_{ext} = \frac{1}{2} F^2/k$, d'où $\frac{\partial W_{ext}}{\partial F} = F/k$ et $\frac{\partial W_{ext}}{\partial F} = u$.

Si le système est conservatif, le travail des chargements extérieurs est stocké sous la forme d'énergie interne. On a donc l'égalité $W_{int} = W_{ext}$.

On peut donc énoncer de façon plus générale, le théorème de Castigliano comme : Pour un effort $F\vec{n}$ en un point A,

$$\vec{u}_A \cdot \vec{n} = \frac{\partial W_{int}}{\partial F} \quad (2.56)$$

Pour un couple $C\vec{n}$ en un point A,

$$\vec{\omega}_A \cdot \vec{n} = \frac{\partial W_{int}}{\partial C} \quad (2.57)$$

• **Erreur classique** : Il ne faut pas calculer l'intégrale de l'énergie de déformation, avant de faire la dérivation par rapport au paramètre q , mais échanger les signes intégration et dérivation

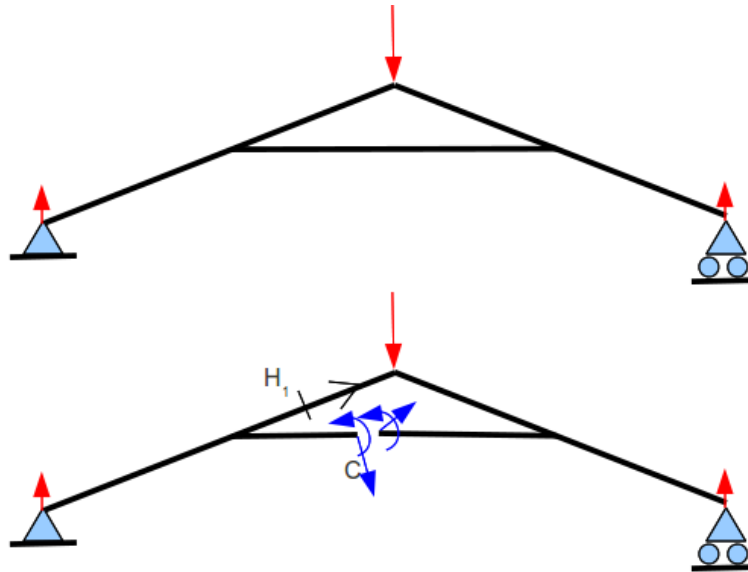


FIGURE 2.33 – Un système hyperstatique intérieurement nécessite d'effectuer une coupure en un point arbitraire C.

pour faire la dérivation en premier. En effet, si une composante ne dépend pas du paramètre de dérivation (par exemple N), le terme $2N \frac{\partial N}{\partial q} = 0$, cela n'aurait servi à rien de calculer $\frac{1}{2} \int_{poutre} \frac{N^2}{ES}$.

- utilisation en un point non chargé : Ajout au chargement réel d'un chargement fictif dual du déplacement recherché, puis utilisation du théorème de Castigliano, pour enfin annuler le chargement fictif.

Assimilation Pour vérifier que vous avez assimilé ce paragraphe, je vous invite à obtenir le brevet 059.

Si vous avez des difficultés, je vous invite à contacter le référent du brevet correspondant, dont le mél est disponible sur <http://umtice.univ-lemans.fr/course/view.php?id=95>.

2.5.3 résolution de systèmes hyperstatiques

extérieurement

Dans le paragraphe 2.3.3, vous avez déterminé si le système étudié était isostatique ou hyperstatique par rapport aux liaisons avec le monde extérieur. Pour chaque inconnue hyperstatique, vous avez écrit, paragraphe 2.3.3, l'équation cinématique associée permettant d'obtenir une équation supplémentaire. le calcul de la valeur du degré de liberté associé peut être faite :

- par les formules de Bresse, appliquées au système isostatique associé.
- par Castigliano.

intérieurement

Un système est hyperstatique intérieurement, lorsque pour la fibre moyenne est fermée.

En effet, si l'on effectue une étude du torseur des efforts intérieurs en un point H, il est nécessaire de définir les segments seg+ et seg-. Or, ces segments sont reliés entre eux par la fibre moyenne sans passer par H, car cette fibre moyenne est fermée. Il est alors impossible de définir le torseur des efforts intérieurs.

Le démarche à suivre est donc la suivante :

- on choisit un point de coupure C sur la fibre moyenne fermé.
- on coupe par la pensée la fibre moyenne en C
- on charge les deux faces de la coupure avec deux torseurs $\{\tau_1\}$ et $\{\tau_2\}$ sont les 6 composantes sont inconnues. Nous avons donc à priori 12 inconnues hyperstatiques. Dans le cas d'un

problème plan, les deux torseurs n'auront que 3 inconnues chacun : deux de résultantes et une de moment.

- Des relations existent entre ces 12 composantes. Pour les trouver, on isole un petit tronçon de fibre moyenne de longueur $2ds$ autour du point C ce qui définit les points C' et C'', puis on écrit l'équilibre de ce petit tronçon qui est chargé par $-\{\tau_1\}_{C'}$, $-\{\tau_2\}_{C''}$ et éventuellement un chargement concentré connu en C $\{\tau_C\}$. L'équilibre fournit 6 équations reliant les composantes de $\{\tau_2\}$ à celles de $\{\tau_1\}$ et $\{\tau_C\}$. On fera tendre ds vers 0, afin de simplifier les relations.
- La fibre moyenne de la structure n'est alors plus fermée, le torseur des efforts intérieurs en un point H peut être calculé classiquement en fonction des chargements extérieurs et des composantes de $\{\tau_1\}$
- pour déterminer les valeurs des inconnues hyperstatiques, on agira classiquement en utilisant Castigliano : ceci traduit que les déplacements et rotations relatifs de C' et C'' sont nuls.

Assimilation Pour vérifier que vous avez assimilé ce paragraphe, je vous invite à obtenir le brevet 077.

Si vous avez des difficultés, je vous invite à contacter le référent du brevet correspondant, dont le mél est disponible sur <http://umtice.univ-lemans.fr/course/view.php?id=95>.

2.5.4 Systèmes articulés

Si la barre est droite, articulée et non chargée sur sa longueur alors,

$$\{\tau_H\} = \left\{ \begin{array}{c} N_{\vec{i}} \\ 0 \end{array} \right\}_H \quad (2.58)$$

avec \vec{i} direction de la barre

treillis hyperstatique plan

2.6 Une cinématique mieux adaptée

2.6.1 Cisaillement

exemple

contraintes dans la section droite

cas d'un effort tranchant constant $\sigma_{xy} = \frac{T_{ymy}}{I_{zb}}$

cas d'un effort tranchant variable ; charge répartie ; poids propre

déformations

calcul de la section corrigée

section corrigée : section rectangulaire $S_y = 5/6S$ autres section : (voir tableau en fin de chapitre)

négligence

2.6.2 Torsion

2.7 Dimensionnement : cette partie n'est vue que lors des travaux pratiques

Ce paragraphe concerne les étapes mises en gras dans le synopsis figure 2.34.

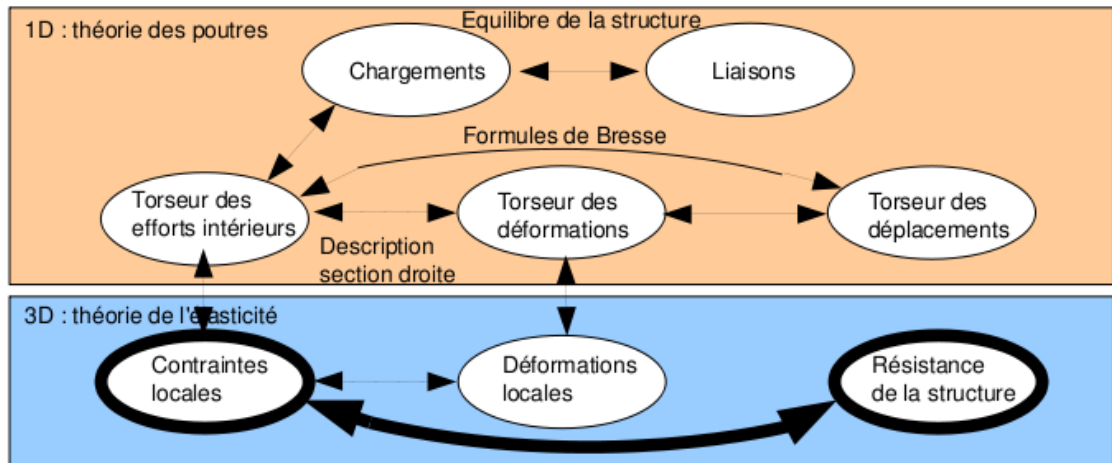


FIGURE 2.34 – Les concepts utiles au passage direct du torseur des efforts intérieurs au torseur de déplacement.

2.7.1 Cercle de Mohr des contraintes

rappel : plan de Mohr

quelques sollicitations simples pour une poutre

expérience de traction

expérience de compression

expérience de torsion d'un arbre

expérience de traction biaxe cylindrique

expérience de traction triaxiale

2.7.2 Critères de limite d'élasticité

rappels

- contraintes principales

$$\bar{\sigma} = \begin{bmatrix} \sigma_1 & 0 & 0 \\ 0 & \sigma_2 & 0 \\ 0 & 0 & \sigma_3 \end{bmatrix} \quad (2.59)$$

- invariants

$$I_1(s) = \text{trace} \sigma = \sigma_1 + \sigma_2 + \sigma_3 \quad (2.60)$$

$$I_2(s) = (\text{trace} \sigma)^2 - \text{trace} \sigma^2 = +\sigma_1 \sigma_2 + \sigma_2 \sigma_3 + \sigma_3 \sigma_1 \quad (2.61)$$

$$I_3(s) = \det(s) = \sigma_1 \sigma_2 \sigma_3 \quad (2.62)$$

- parties sphérique et déviatorique

Critère de Von-Mises

$$-I_2(d) < g^2 \Leftrightarrow (\sigma_{xx} - \sigma_{yy})^2 + (\sigma_{yy} - \sigma_{zz})^2 + (\sigma_{zz} - \sigma_{xx})^2 + 6(\sigma_{xy} + \sigma_{yz} + \sigma_{zx})^2 < g^2 \quad (2.63)$$

Critère de Trescat

Le vecteur contrainte tangentielle a un module inférieur à une valeur τ

Représentations

quelques matériaux usuels

2.7.3 Méthode de calcul

Lors des travaux pratiques, les charges maximales à appliquer à la structure doivent absolument être calculée avant de faire les essais. L'enseignant, ne vous donnera l'autorisation de charger cette structure que lorsque vous lui aurez fourni les valeurs que vous ne dépasserez pas.

La démarche à suivre est la suivante :

- bilan des actions
- calcul du torseur des efforts intérieurs
- détermination des évolutions de ses composantes le long de la poutre (avec l'abscisse curviligne s) :
 - effort normal : $N(s) =$
 - effort tranchant dans la direction \vec{y} : $T_y(s) =$
 - effort tranchant dans la direction \vec{z} : $T_z(s) =$
 - moment de torsion : $M_x(s) =$
 - moment de flexion autour de l'axe $H\vec{y}$: $M_{fy}(s) =$
 - moment de flexion autour de l'axe $H\vec{z}$: $M_{fz}(s) =$
- recherche du point le plus sollicité : Les critères de limite d'élasticité s'écrivant en élasticité, il faudrait calculer le tenseur des contraintes en tout point P est lui appliquer un critère (par exemple de Von Mises pour de l'acier). Nous garderons cette démarche pour la deuxième année. On peut simplifier le critère dans quelques cas particuliers :

si la poutre est soumise à de la flexion M_{fz} , de l'effort tranchant T_y et de l'effort normal N , la contrainte en un point P de la section droite tel que $\vec{HP} = \hat{y}\vec{y} + \hat{z}\vec{z}$ est donnée par :

$$\sigma_{xx}(s, \hat{y}) = \frac{N(s)}{S(s)} - \frac{M_{fz}(s)\hat{y}}{I_{Hz}(s)}. \quad (2.64)$$

Il faut rechercher le maximum et le minimum de σ_{xx} . On considérera donc les demie-épaisseurs de la poutre $\hat{y}_{maxi} = h(s)/2$ ou $\hat{y}_{maxi} = -h(s)/2$. On se limitera :

- pour de l'acier à $-240 \text{ MPa} < \sigma_{xx} < 240 \text{ MPa}$,
- pour de l'aluminium et ses alliages à $-30 \text{ MPa} < \sigma_{xx} < 30 \text{ MPa}$,
- pour du bois sollicité dans le sens des fibres (longitudinalement) à $-20 \text{ MPa} < \sigma_{xx} < 50 \text{ MPa}$.

Pour les autres matériaux, consultez les tableaux affichés en salle tp.

si la poutre est soumise à de la torsion pure M_x , et que la section est circulaire de rayon $r(s)$, alors la contrainte est une contrainte de cisaillement. Elle est donnée en un point P de la section droite tel que $\vec{HP} = \hat{r}\vec{e}_r$ par,

$$\sigma_{x\theta}(s, \hat{r}) = \frac{M_x(s)\hat{r}}{I_0(s)}. \quad (2.65)$$

Sa valeur maximale est donnée pour $\hat{r} = r(s)$. On se limitera :

- pour de l'acier à $-240/2 \text{ MPa} < \sigma_{x\theta} < 240/2 \text{ MPa}$,
- pour de l'aluminium et ses alliages $-30/2 \text{ MPa} < \sigma_{x\theta} < 30/2 \text{ MPa}$,

Pour les autres matériaux, consultez les tableaux affichés en salle tp.

dans le cas où en un point est présent une contrainte normale σ_{xx} et une contrainte de cisaillement $\sigma_{x\theta}$, alors on calculera une contrainte équivalente (de Trescat),

$$\sigma_{equiv} = \sqrt{\sigma_{xx}^2 + 4\sigma_{x\theta}^2}. \quad (2.66)$$

Sa valeur doit être comprise :

- pour de l'acier entre $-240 \text{ MPa} < \sigma_{equiv} < 240 \text{ MPa}$,
- pour de l'aluminium et ses alliages entre $-30 \text{ MPa} < \sigma_{equiv} < 30 \text{ MPa}$,

2.7.4 Exemple de calcul

Soit une poutre droite $AB = \vec{l}\vec{i}$ (avec $l = 0.2m$), encastree au point A et chargee par un effort $F\vec{j}$ en B , de section circulaire de rayon $r = 0.005m$, en acier. Calculez la force F maximale admissible par la structure.

- bilan des actions :
 une liaison encastrement en A $\left\{ \begin{array}{c} \vec{R}_1 \\ \vec{M}_1 \end{array} \right\}_A$;
 un torseur de chargement $\left\{ \begin{array}{c} F\vec{j} \\ 0 \end{array} \right\}_B$
 – calcul du torseur des efforts intérieurs : on oriente la poutre de A vers B . Le torseur des efforts intérieurs en $H(s)$ tel que $\vec{AH} = s\vec{i}$, se calcule en fonction de la partie aval :

$$\{\tau_H\} = \left\{ \begin{array}{c} F\vec{j} \\ 0 \end{array} \right\}_B = \left\{ \begin{array}{c} F\vec{j} \\ F(l-s)\check{k} \end{array} \right\}_H = \left\{ \begin{array}{c} F\vec{y} \\ F(l-s)\check{z} \end{array} \right\}_H \quad (2.67)$$

avec $(H, \vec{x}, \vec{y}, \vec{z})$ le repère local en H .

- détermination des évolutions de ses composantes le long de la poutre (avec l'abscisse s) :
 – effort normal : $N(s) = 0$
 – effort tranchant dans la direction \vec{y} : $T_y(s) = F$
 – effort tranchant dans la direction \vec{z} : $T_z(s) = 0$
 – moment de torsion : $M_x(s) = 0$
 – moment de flexion autour de l'axe $H\check{y}$: $M_{fy}(s) = 0$
 – moment de flexion autour de l'axe $H\check{z}$: $M_{fz}(s) = F(l-s)$
 – recherche du point le plus sollicité :
 La poutre est soumise à de la flexion M_{fz} de l'effort tranchant T_y , la contrainte en un point P de la section droite tel que $\vec{HP} = \hat{y}\vec{y} + \hat{z}\vec{z}$ est donnée par :

$$\sigma_{xx}(s, \hat{y}) = -\frac{F(l-s)\hat{y}}{\pi r^4/4}. \quad (2.68)$$

Il faut rechercher le maximum et le minimum de σ_{xx} . On considérera donc les demie-épaisseurs de la poutre $\hat{y}_{maxi} = r$ ou $\hat{y}_{maxi} = -r$. On obtient donc :

$$\sigma_{xx}(0, -r) = \frac{Flr}{\pi r^4/4} = \frac{4Fl}{\pi r^3}, \quad (2.69)$$

d'où,

$$F < \frac{24010^6 \pi r^3}{4l}. \quad (2.70)$$

Soit pour une poutre de rayon $r = 0.005m$ et une longueur de $l = 0.2m$, une force maximale admissible de $F = 118 \text{ N}$.

2.8 Non linéarités géométriques (grands déplacements)

2.8.1 Exemple

2.8.2 équation

2.8.3 méthode incrémentale

2.8.4 flambement

2.9 Formulation variationnelle

2.9.1 Principe des travaux virtuels

$$W^* =$$

2.9.2 Equation d'équilibre

$$W^* =$$

2.9.3 Modèle variationnel en déplacement

$$W^* =$$

2.9.4 Modèle variationnel mixte

$$W^* =$$