- Chapitre 3 -

Problèmes classiques d'élasticité tridimensionnelle

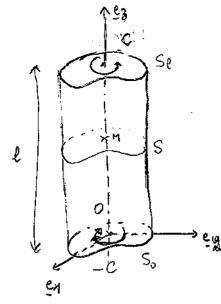
1. Torsion d'un arbre cylindrique

- 0 1.1 Formulation des épuations
- 0 1.2 Resolution par l'approche en déplacement
- 01.3 Colcul du efforts
- 01.4 Solution particuliu pour un autre cylindupue à section circulaire
- 01.5 Au dela du régime elastique
- 01.6 Recherche de la solution par l'approche contrainte

1. Torsion d'un arbre cylindripue

•14 Formulation des épublices

On corridaie un arbre cylindrique de génération (0, £3) de longueur l'et de rection courante S dans le plan (0, £1, £2) de permetue quelconque. Les deux rections terminales sont noties So et Se de côte ; 263 = 0; et 213 = l.



let orbre est constitué d'un matériare homogène élastique isoliope

L'état initial de l'arbre puis comme état de référence est l'état naturel

On eludie l'épuilibre violherme de cet aubre som la chargement suivant :

- les efforts voluniques sont vauls

- la surfau latérale de l'arbre est like déffort.

- les sections So et Se sont sourrises à du obenité

d'efforts telles que le torseur des efforts appliqués est un couple de résultante nulle et de moment porte par e_3 . Aine sur Se, le torseur des efforts appliqués A' evit : R=0, $M(0)=Ce_2$

$$R = Q , M(0) = C e_3$$
soit donc:
$$\int \Psi(x_1, n_2, \ell) \cdot e_3 dS = Q$$

$$Se$$

$$\int [(x_1 e_1 + n_2 e_2 + \ell e_3) \wedge \Psi(n_1, n_2, \ell) e_3] dS = C e_3$$

$$Se$$

sur la rection so, il torseur du efforts applipues est donné par:

avec
$$R = 0$$
, $\mathcal{K}(0) = -Ce_3$
So $S_0 = \int (x_1, x_2, 0) \cdot (-e_3) dS = 0$
 $\mathcal{K}(0) = \int (x_1e_1 + x_2e_2) \wedge \Psi(x_1, x_2, 0) (-e_3) dS = -Ce_3$

L'arbie est donc soumis à du couples opposés dirigis parellellèment à son ave exercés un les deux sections terminales.

C'est apprelé coupile de tornon ou Homent de torsion

Remarque: La somme des torseur des efforts extérieux appliques sur l'arbre est égale au torseur nul. On en dédut pue : § Fd ds + Sef dr = 0 la condition de compatibilité des chonneis statiques pour ce problème est donc satisfaite

applique est connu au lieu du vective contrainte ou du déplacement en chapue point du bord le problème n'est pas régulier au rens défini au 1st chapilie. On pieut donc s'attendre à ce pur la volution du problème ainsi posé ne voit pas unique. On va construire une volution qui correspond à du former particulieur des effets appliques sur so et se conduisant aux couples imposés. Cette volution a été proposi par Adémard Barré de Saint-Venant (1797-1886). En partant de cette volution on put reformular a porteuori le problème pour le poses de faços régulière.

Par ailleur en ventre du puiscipe de Saint-Venant, on sait puil existe une volution telle pur, suffisamment lois des extremités, ellent puoniment indépendante de la faços dont les efforts sont appliques un les extrémités. C'est cette volution qui nous intérèse.

Pour reformules le problème en un problème régulair, on peut rappunges une des considérations intuitives une rection droite de la pricie va subir une rotation, variable selon la section, c'est à dire selon la cote x3.

(autour de es)

On peut supposer que la rection So ne bouge par et que Se sulit une rotation maximale.

Bour du rectur de geométrie quelissem cette rotation s'accompagne d'un gardole. ment ou gauchinsement de la rection, une rection plane ne rote pas plane. Et donc en particular la rection terminales So et Se

De note que lu déplacements du points des rections So et Se nont de la forme =

ate de est l'argle de torsion de Se. que l'on original dans un premier temps donné l'ai rua a posteriori adapté pour corduire aux moments. Cgimpsés.

les expressions découlent de la forme d'un déplacement de robation infinitéernelle dans le cadre HPP (A étant le centre de la section SP)

u = b n AM = dle3 n (n1 e1 + n2 e2) = aluz e1 + dlu e2

Mais compte terre du gauchinement possible de la section dans le cas diene. rection quel conpue, on n'e punt pas fixer us = 0 un So et Se.

Par contre ; li l'effort un cer faux est tel pue $F_3=0$, on aura bien sin moment porté par e_3 . En effort $\underline{u}\cdot\underline{n}=\underline{u}\cdot\underline{e}_3$ et donc :

(OM N II · E3) = (Xxx T23 - x2 Tx3) e3 lu deux autur composantes sont nulles

On est donc amené à poser le pubbleme régulier nuivant :

$$A^{23}(2e) = 0$$

$$A^{33}(\pi) = \alpha(6\pi^{4})$$

$$A^{33}(\pi) = 0$$

$$A^{$$

Aini paré, le problème est régulie : 3 composantes scalaire du déplacement ou des efforts complémentaires sont connus en tout point de des.

Il s'aget d'un problème de type III pui admet une volution en jour en déplacement forciment. La solution ent définir à un déplacement de corps rigide près compatible avec les liaisons cinématiques (voir Chapitre 1)

les expansan hamps adminibles sont pour a problème:

Uad: CA: f & définir int le, continue et continument différentiables tils que uz=uz=0 mu So uz=-dl nz uz=dlnz mu Se}

Sount ret n' dur robition, n-n'= ? avec C c R déplacement répide et 1,-1, : 1,2-1,2 = 0 ur So et Se d'où, comme ?= a+b n om; on a:

 $\begin{cases} u_{7}u_{7}^{*} = a_{1} + b_{2}x_{3} - b_{3}x_{2} \\ u_{2} - u_{2}^{*} = a_{2} + b_{3}x_{1} - b_{1}x_{2} \end{cases} \text{ et } \begin{cases} a_{1} - b_{3}x_{2} = 0 \\ a_{2} + b_{3}x_{1} = 0 \end{cases} \Rightarrow a_{1}^{*} = a_{2} = b_{3} = 0$ $\begin{cases} u_{3} - u_{2}^{*} = a_{2} + b_{3}x_{1} - b_{1}x_{2} \\ u_{3} - u_{3}^{*} = a_{3} + b_{1}x_{2} - b_{2}x_{1} \end{cases}$

de vorte pue $\begin{cases} u_4 - u_4^2 = 0 \\ u_2 - u_3^2 = 0 \end{cases}$ avec as quelloopue.

le deplacement volution du problème de torsión est unique à une translature près selon es.

· @ 1.2 Résolution par l'approche dépla cement.

Nous adoptons le schéma de résolution en déplacement début au dapute d;

i) on postule une forme de champ de déplacement adminible vous la forme;

 $u_1 = -dx_3x_2$ $u_2 = dx_3x_4$ $u_3 = d \Psi(u_1yx_2)$

où 4 (14,142) est une forction scalaire qui a la dimension du carre d'une longueur, it at la dimension de l'inverse d'une longueur, c'est un angle par unité de longueur.

Ce champ de déplocement est bien cinématiquement adminible:

u1 = u2 = 0 sw So d'equation x3 = 0

mi = -dlnz mz = dln, eu Se d'equatur x3=l

La forme de champ de déplacement postulé s'écuit rous la forme:

u= du3 e3 ∧ aM + α y(u1, u2) e3 pour M de la rection de cota x3 the déplocement envisage ent donc une rotation d'ensemble de la rection autour de l'agre ez , l'angle de rotation est proportionnel à la côte et vaut d'x3 et un gauchinement de la section traduit par le terme a flue, x2) e3 le gauchinement est indépendant de la cote de la section, c'est le même pour toutes les sections. La fonction l'est appelée fonction de gauchimement

Remarque = Il faut que l'hypothère des petets déplacements soit salisfaile pau que la forme proporce noit adminible. C'est à die ((d. 243.22), (d 25x1) et d 4(21,122) doinent être suffisamment petits et ce tot 23 et V (21,22) dans la section S

ii) Calcul du champ de déformation ausouré :

£(x) = 1 (\varphi u + \varphi u^T), wit \\ \varepsilon \text{\varphi} \\ \varphi \\ \va

$$\begin{aligned}
& \mathcal{E}_{12} = \frac{1}{2} \left(-d x_3 + d x_3 \right) = 0 = \mathcal{E}_{21} \\
& \mathcal{E}_{13} = \frac{1}{2} \left(-d x_4 + d \frac{\partial \Psi}{\partial x_1} \right) = \mathcal{E}_{31} \\
& \mathcal{E}_{33} = \frac{1}{2} \left(d x_4 + d \frac{\partial \Psi}{\partial x_2} \right) = \mathcal{E}_{23} \\
& \mathcal{E}_{33} = \frac{1}{2} \left(d x_4 + d \frac{\partial \Psi}{\partial x_2} \right) = \mathcal{E}_{23} \\
& \mathcal{E}_{33} = \frac{1}{2} \left(d x_4 + d \frac{\partial \Psi}{\partial x_2} \right) = \mathcal{E}_{23} \\
& \mathcal{E}_{33} = \frac{1}{2} \left(d x_4 + d \frac{\partial \Psi}{\partial x_2} \right) = \mathcal{E}_{23} \\
& \mathcal{E}_{33} = \frac{1}{2} \left(d x_4 + d \frac{\partial \Psi}{\partial x_2} \right) = \mathcal{E}_{23} \\
& \mathcal{E}_{33} = \frac{1}{2} \left(d x_4 + d \frac{\partial \Psi}{\partial x_2} \right) = \mathcal{E}_{23} \\
& \mathcal{E}_{33} = \frac{1}{2} \left(d x_4 + d \frac{\partial \Psi}{\partial x_4} \right) = \mathcal{E}_{23} \\
& \mathcal{E}_{33} = \frac{1}{2} \left(d x_4 + d \frac{\partial \Psi}{\partial x_4} \right) = \mathcal{E}_{23} \\
& \mathcal{E}_{33} = \frac{1}{2} \left(d x_4 + d \frac{\partial \Psi}{\partial x_4} \right) = \mathcal{E}_{23} \\
& \mathcal{E}_{33} = \frac{1}{2} \left(d x_4 + d \frac{\partial \Psi}{\partial x_4} \right) = \mathcal{E}_{23} \\
& \mathcal{E}_{33} = \frac{1}{2} \left(d x_4 + d \frac{\partial \Psi}{\partial x_4} \right) = \mathcal{E}_{23} \\
& \mathcal{E}_{33} = \frac{1}{2} \left(d x_4 + d \frac{\partial \Psi}{\partial x_4} \right) = \mathcal{E}_{23} \\
& \mathcal{E}_{33} = \frac{1}{2} \left(d x_4 + d \frac{\partial \Psi}{\partial x_4} \right) = \mathcal{E}_{23} \\
& \mathcal{E}_{33} = \frac{1}{2} \left(d x_4 + d \frac{\partial \Psi}{\partial x_4} \right) = \mathcal{E}_{23} \\
& \mathcal{E}_{33} = \frac{1}{2} \left(d x_4 + d \frac{\partial \Psi}{\partial x_4} \right) = \mathcal{E}_{23} \\
& \mathcal{E}_{33} = \frac{1}{2} \left(d x_4 + d \frac{\partial \Psi}{\partial x_4} \right) = \mathcal{E}_{23} \\
& \mathcal{E}_{33} = \frac{1}{2} \left(d x_4 + d \frac{\partial \Psi}{\partial x_4} \right) = \mathcal{E}_{23} \\
& \mathcal{E}_{33} = \frac{1}{2} \left(d x_4 + d \frac{\partial \Psi}{\partial x_4} \right) = \mathcal{E}_{23} \\
& \mathcal{E}_{33} = \frac{1}{2} \left(d x_4 + d \frac{\partial \Psi}{\partial x_4} \right) = \mathcal{E}_{23} \\
& \mathcal{E}_{33} = \frac{1}{2} \left(d x_4 + d \frac{\partial \Psi}{\partial x_4} \right) = \mathcal{E}_{23} \\
& \mathcal{E}_{33} = \frac{1}{2} \left(d x_4 + d \frac{\partial \Psi}{\partial x_4} \right) = \mathcal{E}_{23} \\
& \mathcal{E}_{33} = \frac{1}{2} \left(d x_4 + d \frac{\partial \Psi}{\partial x_4} \right) = \mathcal{E}_{23} \\
& \mathcal{E}_{33} = \frac{1}{2} \left(d x_4 + d \frac{\partial \Psi}{\partial x_4} \right) = \mathcal{E}_{33} \\
& \mathcal{E}_{33} = \frac{1}{2} \left(d x_4 + d \frac{\partial \Psi}{\partial x_4} \right) = \mathcal{E}_{33} \\
& \mathcal{E}_{33} = \frac{1}{2} \left(d x_4 + d \frac{\partial \Psi}{\partial x_4} \right) = \mathcal{E}_{33} \\
& \mathcal{E}_{33} = \frac{1}{2} \left(d x_4 + d \frac{\partial \Psi}{\partial x_4} \right) = \mathcal{E}_{33} \\
& \mathcal{E}_{33} = \frac{1}{2} \left(d x_4 + d \frac{\partial \Psi}{\partial x_4} \right) = \mathcal{E}_{33} \\
& \mathcal{E}_{33} = \frac{1}{2} \left(d x_4 + d \frac{\partial \Psi}{\partial x_4} \right) = \mathcal{E}_{33} \\
& \mathcal{E}_{33} = \mathcal{E}_{33} + \mathcal{E}_{33} \\
& \mathcal{E}_{33} = \mathcal{E}_{33} + \mathcal$$

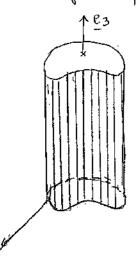
- On obseve que la déformation ne raccompagne d'aucure variation de volume trace & = 0 = div re
- Les rections droitis x3 = Cote ne ront par diforméer dans lur plan Exx = Exy = Eyy = Eyx = 0

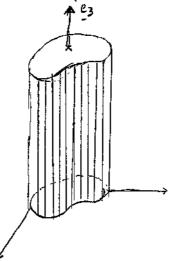
Elles subinent une robation d'ensemble d'angle d'x pour x3 fixe autour de e3

- Un eliment material parti par ez ne s'allonge pas

La bane ne s'allonge pas nion la tord nous l'hypothère des petits déplocements.

Pour virualiser ce mode de déformation, on peut imaginer l'altre comme un assemblage de fitzres très fines parallèle à 0 23. Dans la déformation de rotation enfinitésimale, les filses restent sectiliqueme autissent aucune variolisme de longueur. Elles s'inclinent sur l'avé (0, e3) et subvisient une travolation 1 e3 parallèle à cet ane.





iii-lalul du tenseur des contraintés

Comme la trave de & est nulle, les contraintes not données directement par :

$$\underline{A} = \begin{pmatrix} shw. & 0 \\ h q \left(\frac{9 \pi^5}{3 h} + x^{\gamma} \right) \end{pmatrix}$$

$$\underline{A} = \begin{pmatrix} 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & h q \left(\frac{9 \pi^4}{3 h} - \pi^5 \right) \end{pmatrix}$$

où pe est le module de ciraillement.

v- tenfication de l'épuille.

En alsens d'effort volumion, on dôt avoir din \$\mathbb{q} = 0 & \mathbb{y} & \mathbb{z} \). Les dux premiur equation not automatiquement salisfaites et la livisième s'evit :

$$\frac{\partial}{\partial u_A}(\sigma_{A3}) + \frac{\partial}{\partial n_A}(\sigma_{23}) = 0$$
 voit $\mu \not\in \Delta \varphi(u_A, u_2) = 0 \quad \forall n \in \mathbb{N}$

avec Dy, le laplacier bidin enviornel, voit:

Donc le champ de déplacement propor rera volution sous la cardilion neunaire $\Delta Y(m_1, m_1) = 0$ $\forall (m_1, m_2) \in S$. La fondion de Gauchenement doit être harmonique lette condition vieil par sufficiente, il reste à vérifier les condition aux limites en effort.

· v- Vérification des condition aux limites en effort.

les vordition de réduisent viei à la condition de bord latéral libre:

Le champ de déplacement rera rolution voies la condition, neunaire et suffisante sur la fonction $\psi(x_0,x_0) = \psi$ doit natisfaire le problème suivant

poré un une section dotte de l'arbee

$$\begin{cases} \Delta \Psi(u_{1}u_{2}) = 0 & \forall (u_{1}x_{1}) \in S \\ \mu d \frac{\partial \Psi}{\partial n} = \mu d (n_{2}n_{1} - n_{1}n_{2}) & \forall (n_{1}u_{1}) \in \partial S \end{cases}$$

avec Dy = grady. 12

Il s'apit d'un problème type laplacien bidimensionnel. avec conditions aux limits de Neuman. On enonce un resultat pinéral d'existence et d'univité)

Récultat d'existence et d'unicité: le problème de Neuman pursant:

où fet g vont du fonction regulieu ($f \in L^2(\Lambda)$ et $p \in L^2(\partial \Lambda)$) admet une rolution rous la condition necessaire

$$\int_{0}^{\infty} \int_{0}^{\infty} \int_{0$$

et cette robution est unique à une constante additiveprès. (P = H'(1))

le coable fonctionnel reva étudié dans le cours d'EDP 2.

On peut monteur d'où provient ce résultat - Si la fonction $P(\underline{u})$ excite on a:

$$-\int \nabla h(\bar{x}) \, dx = \int f(n) \, d\bar{x}$$

or SDY (u)= Sdiw (grad 4) dx = Sqrad 4. n. ds d'april la formule de

la divergence d'où

Speuldx + Sgrad4.n ds=0 et donc la condition necessaire

annorcée compte tinu de la condition oucr limiter.

Par ailleur, on voit que si Periete, c'est à dur vila condition necessaire est satisfacte on a:

 $\int \nabla \Psi^{b}(u) \cdot \nabla \cdot \varphi(u) \, dx = \int \int |\nabla u| \, dx + \int \int \int |u| \, du \, dx$ $\int \nabla (\Psi - \Psi^{b}) \cdot \nabla \varphi(u) \, dx = 0 \quad \forall \phi$ et donc en prenant $\phi = \Psi - \Psi^{b}$ on $\phi = \int |\nabla (\Psi - \Psi^{b})|^{2} dx = 0$

doir $\nabla(\varphi - \varphi^*) = 0$ (prespue partout) voit $\varphi - \varphi^* = \text{Cote dans } \Omega$ dans Ω dans Ω dans Ω dans Ω une constante additue près.

Revenon au problème de Neuman satisfait par la fonction de gauchinement et vérifion ni la condition neumain est bien satisfaite c'est à duie si: Sped (n2 nn - n2 n2) dS = 0.

En repassant un S, on a: S pr d (Dry - Dry) ds = 0.

Donc la fonction de gauchissement $Y(u_n, u_n)$ volution du problème de Neuman existe bien et en corrépuence le déplacement proposé $u_1 = -dl n_R$ $u_1 = dl n_R$ $u_2 = dl (u_1, x_1)$ est bien volution du problème de tornion posé. Ce déplacement n'est poss unique, il est défini à une translation prés. Jelon ez (cor $Y^* = Y + C$ est auni volution du problème de Neuman).

Nous allors maintenant vérifier pue la volution (m. II) du problème régulier conduit bien à des efforts surfaciones un les section terminales

bels pue les torseur auscies noient bien des couples d'axe (0, ez) suivant la formulation du problème de torsion vidialement posé.

· 1.3 Colul des efforts

D'après la forme du champ de contrainte solution, on a sur les faus Soet Se

Calulons la récultante ausciei tout d'abord à cet effet respacione:

$$R_1 = \int \mu \alpha \left(\frac{\partial \psi}{\partial n_A} - n_2 \right) dS$$
, $R_2 = \int \mu \alpha \left(\frac{\partial \psi}{\partial n_2} + n_A \right) ds$, $R_3 = 0$

or
$$\mu d \int \left(\frac{\partial \Psi}{\partial n_A} - u_2 \right) ds = \mu d \int \left\{ \frac{\partial}{\partial u_A} \left(n_A \left[\frac{\partial \Psi}{\partial u_A} - u_2 \right] \right) + \frac{\partial}{\partial u_2} \left(u_A \left[\frac{\partial \Psi}{\partial u_A} + n_A \right] \right) \right\}$$

$$= - n_A \Delta \Psi ds$$

Noit
$$\mu d \int \left(\frac{\partial \Psi}{\partial u_A} - u_2\right) dS = \mu d \int \left[n_A \left(\frac{\partial \Psi}{\partial u_A} - u_2\right) n_A + n_A \left(\frac{\partial \Psi}{\partial u_2} + u_A\right) n_2\right] dA$$

$$S \qquad OS \qquad car \quad \Delta \Psi = 0 \quad dom \quad S$$

de même on montre pue Ra=0 d'où R=0

Calculon maintenant le Moment en O anouic, on a pour la face Se :

$$\underline{M}(0) = \int (\underline{OM} \wedge \underline{\sigma} \cdot \underline{e}_3) dS = \left| \int (x_1 \, \nabla_{23} - x_2 \, \nabla_{13}) \, dS \right| \underline{e}_3$$

$$S_e$$

soit
$$\underline{m}(0) = \mu d \int \left[\pi_4 \left(\frac{\partial \varphi}{\partial x_2} + \mu_4 \right) - \pi_2 \left(\frac{\partial \varphi}{\partial \mu_4} - \mu_2 \right) \right] dS = 3$$

De vorte pur le moment sura épal à C ez si le paramètre d'est donné

your:
$$C = \mu J \ll \omega ec$$

$$J = \iint_{S} \left[\varkappa_{1} \left(\frac{\partial Y}{\partial n_{2}} + \varkappa_{1} \right) - \varkappa_{2} \left(\frac{\partial Y}{\partial \varkappa_{1}} - \varkappa_{2} \right) \right] ds$$

µ Jest appelée rigidité de torsion et I l'inestie de torsion de la section

Test une cosactéristique géométique de la section, elle a pour dimension la puinance 4 d'une longueur:

[c]:
$$m \times \frac{M}{m^2} \times m^2 = \frac{M}{m^2} [J] \frac{1}{m}$$
, d'ou $[J] = m^4$.

Jest une grandeur positive, en effet en peut montrer pue:

$$J = \int_{S} \left(\frac{\partial \Psi}{\partial n_2} + n_4 \right)^2 + \left(\frac{\partial \Psi}{\partial n_4} - n_2 \right)^2 dS =$$

En résuré, upe solution du problème de torsion initialement posé avec les couples imposés est:

Cette volution veuifie le condition aux limites en déplacement et effet imposé un so et se. Elle veuifie également des problème régulair posé avec des effects simposés un les faces so et se, avec

$$\begin{cases}
\sqrt{43} (x_1, u_2, e| = \frac{C}{J} (\frac{21}{2} - x_2) = f_1 d \\
\sqrt{23} (x_1, u_2, e| = \frac{C}{J} (\frac{21}{2} + x_1) = f_2 d
\end{cases}$$

$$\sqrt{33} (x_1, u_2, e| = 0$$

et ur so des donnies opposées., l'étant obtenue en résolbant le problème de Neuman.

Saint-Venant à formulé la conjecture nivante à propos de ce problème:

Hormis des effets d'extremité, la façor dont le eouple de torsion est appliqué n'a pas d'influence sur la solution du problème de torsion élastiqué.

Les solutions divers pue l'on punt obtenir pour le problème de

torion avec un eouple terminal ne différent serniblement qu'au voivineze

des extremités de l'artre ou le couple est applique. Donc si la longueur de l'artre est grande devant les demensions de la section, les divers volutions controissies sur une majeure partie de la préce

Cette conjecture (ce n'est pas un théorème établi) appelée Principe de saint-Venant peut être utilise (malgré tout avec prudence) à tout autre rollicitation exercise aux extremités d'un solide élancé.

o 1.4. Solution particulière pour un autre à sectionair culaire.

On suppose la section de l'artre circulaire de rayon R.

Le problème de Neuman satisfait par la fonction de pauchinement 1'evrit: (DY (x1, n2) = 0

$$\begin{cases} \frac{\partial \Psi}{\partial n} = \frac{\partial \Psi}{\partial n_1} + \frac{\partial \Psi}{\partial n_2} = \frac{n_1 \times n_2 - n_2 \times n_4}{0 \times n_2} = 0 \\ \frac{\partial \Psi}{\partial n_1} = \frac{\partial \Psi}{\partial n_2} = \frac{n_1 \times n_2 - n_2 \times n_4}{0 \times n_2} = 0 \end{cases}$$

 $cos n_1 = u_1, n_2 = u_2$ R

Une volution de ce problème est $4(u_4,u_5)=0$. Elle est definie à une contante additive près.

. Une rolution du problème de torsion g'enil alors en déplacement.

$$u_1 = -d x_3 x_2$$
 $u_2 = d x_3 x_4$ voit $u = d x_3 r e_0$ en coordonneis cylindupum

 $u_3 = 0$

Il n'y a pas de gauchinement des rections

avec $d = \frac{c}{2}$

- le champ de contraintir aurocié séduit

$$T = -\mu d \approx (e_1 \otimes e_3 + e_3 \otimes e_1) + \mu d \approx (e_2 \otimes e_3 + Q_3 \otimes e_2)$$
roit enume en coordonnée cylindupien
$$T = +\mu d \approx (e_0 \otimes e_3)$$

l'étair de contrainte est donc un étair de civaillement dont l'internte est proportionnelle au rayon et à l'angle d

l'insulie de touris r'obtent en calculant l'intégrale :

$$J = \int \left[x_{1} \left(\frac{\partial \Psi}{\partial n_{2}} + x_{1} \right) - x_{2} \left(\frac{\partial \Psi}{\partial n_{1}} - x_{2} \right) \right] ds$$
wit
$$J = \int \left[x_{1} \left(\frac{\partial \Psi}{\partial n_{2}} + x_{2} \right) - x_{2} \left(\frac{\partial \Psi}{\partial n_{1}} - x_{2} \right) \right] ds$$
wit
$$J = \int \left[x_{1} \left(\frac{\partial \Psi}{\partial n_{2}} + x_{2} \right) - x_{2} \left(\frac{\partial \Psi}{\partial n_{1}} - x_{2} \right) \right] ds$$

la distribution des efforts surfacions en Se vout:

B Remarques:

- i) to solution étable pour un arbs cylindrique à rection circulaire est egalement valable pour un tube creux de section circulaire. Dans ce cos J vaut $J = \frac{\pi}{2}(R_4^4 R_6^4)$ où R_1 et R_2 sont respectivement les rayons exterieur et intérieur.
 - . Si le tube est mince, les change de co-trainle et de déformation sont suriformes et l'évai de torsion devient intérement pour menuer le module de ciraillement per.
- ii) la nobelieu établie est valable dans le cadre de validité de l'hypothère HPP, c'est à dite en petites déformations et petits déplacement.
- ui) Pour des rections non circulaires, pou exemple toianquelaire ou carrie, les rection droibs ne revient par planes. On observe un gauchinement

des sections (cf illustration). Mais les rections terminales restent planes. Il existe des volutions explicales du problème de touion pour des avoir de section elleptique, triangulaire, circulaire avec entaille.

01.5 Au dela du régine élostique: suptine-ploitaité

- Pour des modérieur fragiles, la respecte survient longue la contrainte principale movimale alleint une valeur bilipue suil :

Mecz (1 Ta. 1, 1 Ta 1, 1 Ta 1) = To culipus

(Ti) etant la contrainte nomales principales

D'après l'expression des contraintes, on a :

E= μαν (e0 @ ez + ez @ eo) (état de ciaillement sumple)
les contraintes normales principales sont μαν, -μαν et 0 et les direction
principales accocien sont les binectures de (eo, ez).

roit $\frac{1}{2}(e\theta + e_3)$ $\frac{1}{2}(e\theta - e_3)$ et la direction preparadiculaire à eo dons le plans: es

la contrainte normale principale est maximale en s=R uvele bord de l'éprouvelle et vaut μdR .

La ruptime aura line dei que d'atteint la valeur entique $\frac{\nabla_0 \sin p_{\rm in}}{p_{\rm in} R}$

la surface de ruptime anociei a lieu selon les plans bijections du directions principales maximales (cf cour circle de Mohr) soit éci dans les directions à 45° des vectures eo, ez. ce pui explique la cuption helicoidale observée sur l'éprouvelte de fonte, ou encore sur le baton de voie

plastique dei puéur vilire de plastite est atteint. On peut par exemple relinir le critae de Tresca qui porte un la difference maximale ontre les contraints principales et pui r'evit

To est la limite d'élasticité du matériau

Ici ce cultir est atteint en premier lieu un le contour de l'autre en 1=R c'est à cet endroit pur la planticité s'intée en premier lieu car

Sup
$$(|\mu d n|) = \mu d R$$

 $ne S$
lâthe reite eloslôm tant que $|A| \leq \frac{\nabla o}{2\mu R}$

ou enure en tome de couple imporé $|C| \le Climite = \frac{J To}{2R} = \frac{TR^3 To}{4}$

0 1.6. Recherche de la rolution en approche contrainte.

on peut également rechercher la volution en adoptant une approche contrainte on va alon postuler une forme du champ de contraintes statiquement adminible, vous la forme.

To
$$\sqrt{13}$$
 delle que div $\sqrt{1} = 0$ dans $\sqrt{2}$

Symphique $\sqrt{13}$ et $\sqrt{13} = 0$ sur So et Se

April danc $\sqrt{143} = 0$ = $\sqrt{13} = \sqrt{13} = \sqrt{$

On en deduit il 5 est oringlement connexe (sans trou) qu'il existe rine

forction O(n1, m2) telle que

$$\nabla A_3 = \frac{\partial \Theta}{\partial \varkappa_2}$$
 $\nabla_{23} = -\frac{\partial \Theta}{\partial \varkappa_4}$

0 est appelée fonden de contrainte pour le problème de torsun

Maintenant, vi l'on suit la méllode deciste au chapite2, I doit salisfaire léqualen de Beltrami pour s'annur de la compatibilité des deformations, voit donc en abrence d'efforts volumiques comme c'est le cos cu'

Doug + it I, if = 0 if = 11813 her and I wan I

qui a reduit à :

 $\Delta T_{13} = 0$ et $\Delta T_{23} = 0$ voit donc en intervertiessent les déminées $2(\Delta \theta) = 0$ et $\frac{\partial}{\partial n_2}(\Delta \theta) = 0$ dans S, d'où :

DO est constant dans S section de la barre

On note - 2K cette constante, d'ai 0 est volution des problème remant:

$$\begin{cases} \Delta\theta(u_1,u_2) = -2\kappa & (u_1,u_2) \in S \\ \text{grad } \theta \cdot \underline{\delta} = 0 & \forall x \in \partial S \end{cases}$$

Or grad θ . B=0 $\forall n\in DS \Rightarrow \theta=0$ (te un le bord $\partial S'$ (pour un bord connere)

La fonden 0 satisfait un problème de ligne Dirichlet qui admet toujour une reule solution.

(x) Pour pur II roit un cloump statiquement adminible, il reste à verifie les condutins aux limits en effect. Soit donc rici (les auctus étant automatiquement vérifien) aux + a

d'ou Dun - De ne = 0 x e Dr., roit enure grad 0. E = 0 m Dr. sù B est le vecteur tongent suritaire E=(-ne, nx)

Donc les epustion de Belbami nort lier satisfaites, le champ de contraintes conduits aux effats muivants globaux rur les faces so et se

$$R_{1} = \int \frac{\partial D}{\partial x_{2}} dS = \int D n_{2} dA = 0 \quad \text{cor } 0 = 0 \text{ ard } S$$

$$Se \qquad \qquad DSe$$

$$R_{2} = \int \frac{\partial D}{\partial u_{1}} dA = \int D n_{1} de = 0$$

$$Se \qquad \qquad DSe$$

et R3 = 0

his moments valent w se on so

$$M_{1}: \int_{S_{e}} +\ell \frac{\partial \theta}{\partial x_{1}} ds = 0 \qquad M_{2}: \int_{S_{e}} \ell \frac{\partial \theta}{\partial x_{2}} ds = 0$$

$$et \quad M_{3}: \int_{S_{e}} -x_{1} \frac{\partial \theta}{\partial x_{1}} + x_{2} \frac{\partial \theta}{\partial x_{2}} \right] dS = \int_{S_{e}} \left(\frac{\partial}{\partial x_{1}} (x_{1}\theta) + \frac{\partial}{\partial x_{2}} (x_{2}\theta) \right) + 2\theta \right] dS$$

$$se \quad M_{3}: \int_{S_{e}} -x_{1} \frac{\partial \theta}{\partial x_{2}} ds = 0$$

$$se \quad M_{3}: \int_{S_{e}} -x_{1} \frac{\partial \theta}{\partial x_{2}} ds = 0$$

$$se \quad M_{3}: \int_{S_{e}} -x_{1} \frac{\partial \theta}{\partial x_{2}} ds = 0$$

$$se \quad M_{3}: \int_{S_{e}} -x_{1} \frac{\partial \theta}{\partial x_{2}} ds = 0$$

$$se \quad M_{3}: \int_{S_{e}} -x_{1} \frac{\partial \theta}{\partial x_{2}} ds = 0$$

$$se \quad M_{3}: \int_{S_{e}} -x_{1} \frac{\partial \theta}{\partial x_{2}} ds = 0$$

$$se \quad M_{3}: \int_{S_{e}} -x_{1} \frac{\partial \theta}{\partial x_{2}} ds = 0$$

$$se \quad M_{3}: \int_{S_{e}} -x_{1} \frac{\partial \theta}{\partial x_{2}} ds = 0$$

$$se \quad M_{3}: \int_{S_{e}} -x_{1} \frac{\partial \theta}{\partial x_{2}} ds = 0$$

$$se \quad M_{3}: \int_{S_{e}} -x_{1} \frac{\partial \theta}{\partial x_{2}} ds = 0$$

$$se \quad M_{3}: \int_{S_{e}} -x_{1} \frac{\partial \theta}{\partial x_{2}} ds = 0$$

$$se \quad M_{3}: \int_{S_{e}} -x_{1} \frac{\partial \theta}{\partial x_{2}} ds = 0$$

$$se \quad M_{3}: \int_{S_{e}} -x_{1} \frac{\partial \theta}{\partial x_{2}} ds = 0$$

$$se \quad M_{3}: \int_{S_{e}} -x_{1} \frac{\partial \theta}{\partial x_{2}} ds = 0$$

$$se \quad M_{3}: \int_{S_{e}} -x_{1} \frac{\partial \theta}{\partial x_{2}} ds = 0$$

$$se \quad M_{3}: \int_{S_{e}} -x_{1} \frac{\partial \theta}{\partial x_{2}} ds = 0$$

$$se \quad M_{3}: \int_{S_{e}} -x_{1} \frac{\partial \theta}{\partial x_{2}} ds = 0$$

$$se \quad M_{3}: \int_{S_{e}} -x_{1} \frac{\partial \theta}{\partial x_{2}} ds = 0$$

$$se \quad M_{3}: \int_{S_{e}} -x_{1} \frac{\partial \theta}{\partial x_{2}} ds = 0$$

$$se \quad M_{3}: \int_{S_{e}} -x_{1} \frac{\partial \theta}{\partial x_{2}} ds = 0$$

$$se \quad M_{3}: \int_{S_{e}} -x_{1} \frac{\partial \theta}{\partial x_{2}} ds = 0$$

$$se \quad M_{3}: \int_{S_{e}} -x_{1} \frac{\partial \theta}{\partial x_{2}} ds = 0$$

$$se \quad M_{3}: \int_{S_{e}} -x_{1} \frac{\partial \theta}{\partial x_{2}} ds = 0$$

$$se \quad M_{3}: \int_{S_{e}} -x_{1} \frac{\partial \theta}{\partial x_{2}} ds = 0$$

$$se \quad M_{3}: \int_{S_{e}} -x_{1} \frac{\partial \theta}{\partial x_{2}} ds = 0$$

$$se \quad M_{3}: \int_{S_{e}} -x_{1} \frac{\partial \theta}{\partial x_{2}} ds = 0$$

$$se \quad M_{3}: \int_{S_{e}} -x_{1} \frac{\partial \theta}{\partial x_{2}} ds = 0$$

$$se \quad M_{3}: \int_{S_{e}} -x_{1} \frac{\partial \theta}{\partial x_{2}} ds = 0$$

$$se \quad M_{3}: \int_{S_{e}} -x_{1} \frac{\partial \theta}{\partial x_{2}} ds = 0$$

$$se \quad M_{3}: \int_{S_{e}} -x_{1} \frac{\partial \theta}{\partial x_{2}} ds = 0$$

$$se \quad M_{3}: \int_{S_{e}} -x_{1} \frac{\partial \theta}{\partial x_{2}} ds = 0$$

$$se \quad M_{3}: \int_{S_{e}} -x_{1} \frac{\partial \theta}{\partial x_{2}} ds = 0$$

$$se \quad M_{3}: \int_{S_{e}} -x_{1} \frac{\partial \theta}{\partial x_{2}} ds = 0$$

$$se \quad M_{3}: \int_{S_{e$$

On retrouve buin un couple de tornon relon (0,03).

Soit ê la fonction de tornion solution des problème adimensionné.

En posait
$$\theta = \mu d \hat{\theta}$$
, on a $M_3 = 2\mu d \int \hat{\theta} dS = c$

d'où en introduisant $K = 2 \int \delta(n_4, n_2) ds$ le module prometrique, on a:

On retrouse la formulation en déplacement.