

Nom : ..... Prénom : ..... Groupe : .....

### ANNEXE

$\{\varepsilon\} = [\partial]\{u\} = [\partial][N]\{u_e\} = [B]\{u_e\}$ $[B] = [\partial][N], \quad \{\sigma\} = [D]\{\varepsilon\}$ $[K^{(e)}] = \iiint_V [B]^T [D][B] dV_e$ $\{f_s\} = \iint_S [N_s]^T \{F_s\} dS$ $dS = \sqrt{\left(\frac{\partial x}{\partial \xi} d\xi + \frac{\partial x}{\partial \eta} d\eta\right)^2 + \left(\frac{\partial y}{\partial \xi} d\xi + \frac{\partial y}{\partial \eta} d\eta\right)^2}$	$\{f_v\} = \iiint_V [N]^T \{F_v\} dV$ $\begin{Bmatrix} \frac{\partial N_i}{\partial \xi} \\ \frac{\partial N_i}{\partial \eta} \end{Bmatrix} = [J] \begin{Bmatrix} \frac{\partial N_i}{\partial x} \\ \frac{\partial N_i}{\partial y} \end{Bmatrix}$ $[J] = \begin{bmatrix} \frac{\partial N_1}{\partial \xi} & \dots & \frac{\partial N_n}{\partial \xi} \\ \frac{\partial N_1}{\partial \eta} & \dots & \frac{\partial N_n}{\partial \eta} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} x_1 & y_1 \\ \vdots & \vdots \\ x_n & y_n \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} \frac{\partial x}{\partial \xi} & \frac{\partial y}{\partial \xi} \\ \frac{\partial x}{\partial \eta} & \frac{\partial y}{\partial \eta} \end{bmatrix}$ $Etat de Contraintes Planes :$ $[D] = \frac{E}{1-\nu^2} \begin{bmatrix} 1 & \nu & 0 \\ \nu & 1 & 0 \\ 0 & 0 & \frac{1-\nu}{2} \end{bmatrix}$ $Etat de Déformations Planes :$ $[D] = \frac{E}{(1+\nu)(1-2\nu)} \begin{bmatrix} 1-\nu & \nu & 0 \\ \nu & 1-\nu & 0 \\ 0 & 0 & \frac{1-2\nu}{2} \end{bmatrix}$
--	--

$\triangleright$ Méthode de GAUSS					$\triangleright$ Méthode de HAMMER																																																																						
$\int_{-1}^{+1} \int_{-1}^{+1} f(\xi, \eta) d\xi d\eta = \sum_{i=1}^{n_{\xi}} \sum_{j=1}^{n_{\eta}} \omega_i \omega_j f(\xi_i, \eta_j)$					$\int_0^{+1} \int_0^{1-\xi} f(\xi, \eta) d\xi d\eta = \sum_{l=1}^{n_H} \omega_l f(\xi_l, \eta_l)$																																																																						
<table border="1" style="width: 100%; border-collapse: collapse;"> <thead> <tr> <th><math>r</math></th><th><math>\xi_i</math></th><th><math>w_i</math></th></tr> </thead> <tbody> <tr> <td>1</td><td>0</td><td>2</td></tr> <tr> <td>2</td><td><math>\pm \frac{1}{\sqrt{3}}</math></td><td>1</td></tr> <tr> <td>3</td><td>0</td><td>8/9</td></tr> <tr> <td>4</td><td><math>\pm \frac{\sqrt{3}}{5}</math></td><td>5/9</td></tr> <tr> <td></td><td><math>\pm \sqrt{\frac{3-2\sqrt{6/5}}{7}}</math></td><td><math>\frac{1}{2} + \frac{1}{6\sqrt{6/5}}</math></td></tr> <tr> <td></td><td><math>\pm \sqrt{\frac{3+2\sqrt{6/5}}{7}}</math></td><td><math>\frac{1}{2} - \frac{1}{6\sqrt{6/5}}</math></td></tr> </tbody> </table>					$r$	$\xi_i$	$w_i$	1	0	2	2	$\pm \frac{1}{\sqrt{3}}$	1	3	0	8/9	4	$\pm \frac{\sqrt{3}}{5}$	5/9		$\pm \sqrt{\frac{3-2\sqrt{6/5}}{7}}$	$\frac{1}{2} + \frac{1}{6\sqrt{6/5}}$		$\pm \sqrt{\frac{3+2\sqrt{6/5}}{7}}$	$\frac{1}{2} - \frac{1}{6\sqrt{6/5}}$	<table border="1" style="width: 100%; border-collapse: collapse;"> <thead> <tr> <th><math>Ordre m</math></th><th><math>n_H</math></th><th><math>\xi_l</math></th><th><math>\eta_j</math></th><th><math>\omega_l</math></th></tr> </thead> <tbody> <tr> <td>1</td><td>1</td><td>1/3</td><td>1/3</td><td>1/2</td></tr> <tr> <td>2</td><td>3</td><td>1/6</td><td>1/6</td><td>1/6</td></tr> <tr> <td></td><td></td><td>2/3</td><td>1/6</td><td>1/6</td></tr> <tr> <td></td><td></td><td>1/6</td><td>2/3</td><td>1/6</td></tr> <tr> <td>3</td><td>4</td><td>1/3</td><td>1/3</td><td>-27/96</td></tr> <tr> <td></td><td></td><td>1/5</td><td>1/5</td><td>25/96</td></tr> <tr> <td></td><td></td><td>3/5</td><td>1/5</td><td>25/96</td></tr> <tr> <td></td><td></td><td>1/5</td><td>3/5</td><td>25/96</td></tr> </tbody> </table>					$Ordre m$	$n_H$	$\xi_l$	$\eta_j$	$\omega_l$	1	1	1/3	1/3	1/2	2	3	1/6	1/6	1/6			2/3	1/6	1/6			1/6	2/3	1/6	3	4	1/3	1/3	-27/96			1/5	1/5	25/96			3/5	1/5	25/96			1/5	3/5	25/96
$r$	$\xi_i$	$w_i$																																																																									
1	0	2																																																																									
2	$\pm \frac{1}{\sqrt{3}}$	1																																																																									
3	0	8/9																																																																									
4	$\pm \frac{\sqrt{3}}{5}$	5/9																																																																									
	$\pm \sqrt{\frac{3-2\sqrt{6/5}}{7}}$	$\frac{1}{2} + \frac{1}{6\sqrt{6/5}}$																																																																									
	$\pm \sqrt{\frac{3+2\sqrt{6/5}}{7}}$	$\frac{1}{2} - \frac{1}{6\sqrt{6/5}}$																																																																									
$Ordre m$	$n_H$	$\xi_l$	$\eta_j$	$\omega_l$																																																																							
1	1	1/3	1/3	1/2																																																																							
2	3	1/6	1/6	1/6																																																																							
		2/3	1/6	1/6																																																																							
		1/6	2/3	1/6																																																																							
3	4	1/3	1/3	-27/96																																																																							
		1/5	1/5	25/96																																																																							
		3/5	1/5	25/96																																																																							
		1/5	3/5	25/96																																																																							

Nom : ..... Prénom : ..... Groupe : .....

Dans le cadre d'une analyse par éléments finis, on considère le mur de soutènement de 40 m de longueur, représenté sur la figure 1, modélisé en utilisant différents éléments finis.

Le mur de soutènement est soumis à son poids propre ainsi qu'à la poussée des terres  $Q$  en amont et en aval.

- On donne :  $E = 20 \text{ GPa}$  ,  $\nu = 0.2$

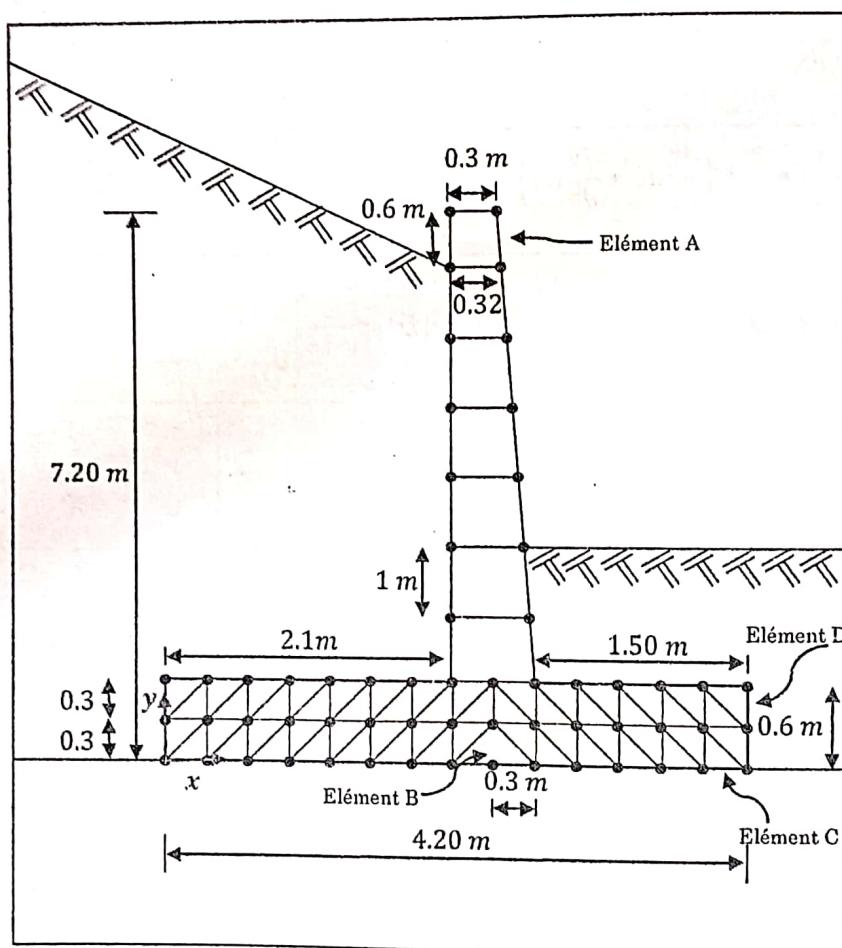


Figure 1



2ème ANNÉE - CYCLE INGÉNIEUR - DMS

MÉTHODE DES ÉLÉMENS FINIS

EXAMEN FINAL – SEMESTRE 4

JUIN 2022

Nom : ..... Prénom : ..... Groupe : .....

1ère Partie : (08 Points)		NOTE PARTIE 01 :
N°	QUESTIONS	RÉPONSES AVEC JUSTIFICATIONS
1.1	Quel type d'état de comportement présente ce mur de soutènement ? Justifier.	
1.2	En utilisant la quadrature de Gauss, déterminer la composante $k(8.8)$ de la matrice de rigidité élémentaire pour l'élément A (dans son repère local) en respectant la numérotation donnée dans l'élément de référence en annexe.	
1.3	Remplacer l'élément A par des éléments finis plans pour lesquels on souhaite avoir un champ de déformation linéaire.	
1.4	Combien de nœuds le nouvel élément de discréétisation doit-il inclure ? De combien de DDL cet élément dispose-t-il ?	
1.5	Établir les expressions du champ des déformations théoriques de cet élément.	
1.6	Exprimer le champ des déplacements de l'élément B. Donner les dimensions des matrices élémentaires [B] et [K].	
1.7	Si on supprime le nœud du centre de la base de l'élément B, y aura-t-il une influence sur l'approximation ? ■ Si oui, préciser où se situe cette influence.	
1.8	Donner le type d'appui à utiliser pour assurer de bonnes conditions aux limites au niveau de la fondation ? Justifier votre réponse.	

Nom : ..... Prénom : ..... Groupe : .....

2ème Partie : (12 points)

NOTE PARTIE 02 :

### 2.1. Pour l'élément C

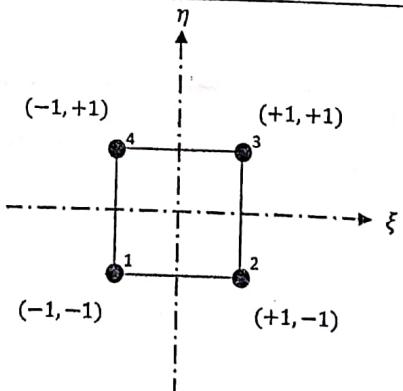
- Déterminer la matrice de rigidité réduite de l'élément en introduisant les conditions aux limites.

### 2.2. Pour l'élément D

- Proposer une numérotation nodale adéquate (*respecter l'orientation du sens trigonométrique*) en déduisant les coordonnées.
- Proposer un élément de référence.
- Déterminer les fonctions de formes nécessaires.
- Déterminer la matrice Jacobienne [J] et la matrice élémentaire [B].
- Etablir le vecteur des forces surfaciques en considérant que la poussée des terres est uniformément répartie.

**BON COURAGE**

### ANNEXE



$$N_1 = \frac{1}{4}(1 - \xi)(1 - \eta)$$

$$N_2 = \frac{1}{4}(1 + \xi)(1 - \eta)$$

$$N_3 = \frac{1}{4}(1 + \xi)(1 + \eta)$$

$$N_4 = \frac{1}{4}(1 - \xi)(1 + \eta)$$

Nom : ..... Prénom : ..... Groupe : .....

### ANNEXE

$$\{\varepsilon\} = [\partial]\{u\} = [\partial][N]\{u_e\} = [B]\{u_e\}$$

$$[B] = [\partial][N] \quad , \quad \{\sigma\} = [D]\{\varepsilon\}$$

$$[K^{(e)}] = \iiint_V [B]^T [D][B] dV_e$$

$$\{f_s\} = \iint_S [N_s]^T \{F_s\} dS$$

$$dS = \sqrt{\left(\frac{\partial x}{\partial \xi} d\xi + \frac{\partial x}{\partial \eta} d\eta\right)^2 + \left(\frac{\partial y}{\partial \xi} d\xi + \frac{\partial y}{\partial \eta} d\eta\right)^2}$$

$$\{f_v\} = \iiint_V [N]^T \{F_v\} dV$$

$$\begin{Bmatrix} \frac{\partial N_l}{\partial \xi} \\ \frac{\partial N_l}{\partial \eta} \end{Bmatrix} = [J] \begin{Bmatrix} \frac{\partial N_l}{\partial x} \\ \frac{\partial N_l}{\partial y} \end{Bmatrix}$$

$$[J] = \begin{bmatrix} \frac{\partial N_1}{\partial \xi} & \dots & \frac{\partial N_n}{\partial \xi} \\ \frac{\partial N_1}{\partial \eta} & \dots & \frac{\partial N_n}{\partial \eta} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} x_1 & y_1 \\ \vdots & \vdots \\ x_n & y_n \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} \frac{\partial x}{\partial \xi} & \frac{\partial y}{\partial \xi} \\ \frac{\partial x}{\partial \eta} & \frac{\partial y}{\partial \eta} \end{bmatrix}$$

Etat de Contraintes Planes :

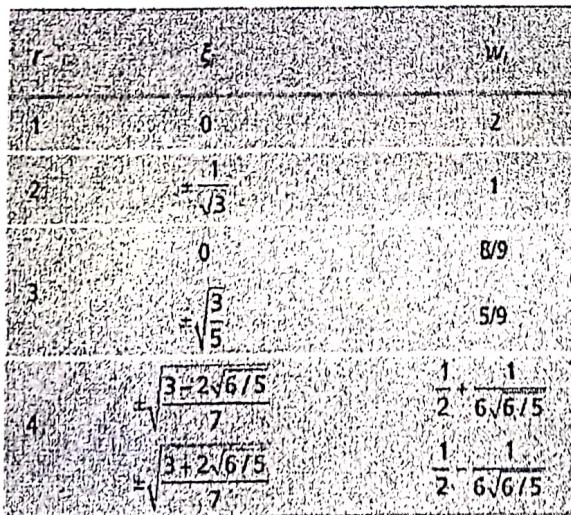
$$[D] = \frac{E}{1-\nu^2} \begin{bmatrix} 1 & \nu & 0 \\ \nu & 1 & 0 \\ 0 & 0 & \frac{1-\nu}{2} \end{bmatrix}$$

Etat de Déformations Planes :

$$[D] = \frac{E}{(1+\nu)(1-2\nu)} \begin{bmatrix} 1-\nu & \nu & 0 \\ \nu & 1-\nu & 0 \\ 0 & 0 & \frac{1-2\nu}{2} \end{bmatrix}$$

#### ➤ Méthode de GAUSS

$$\int_{-1}^{-1} \int_{-1}^{+1} f(\xi, \eta) d\xi d\eta = \sum_{i=1}^{n_\xi} \sum_{j=1}^{n_\eta} \omega_i \omega_j f(\xi_i, \eta_j)$$



#### ➤ Méthode de HAMMER

$$\int_0^{+1} \int_0^{1-\xi} f(\xi, \eta) d\xi d\eta = \sum_{i=1}^{n_H} \omega_i f(\xi_i, \eta_j)$$

Ordre m	n <sub>H</sub>	ξ <sub>i</sub>	η <sub>j</sub>	ω <sub>i</sub>
1	1	1/3	1/3	1/2
2	3	1/6	1/6	1/6
		2/3	1/6	1/6
		1/6	2/3	1/6
3	4	1/3	1/3	-27/96
		1/5	1/5	25/96
		3/5	1/5	25/96
		1/5	3/5	25/96