

وزارة التعليم العالي

MINISTRE DE L'ENSEIGNEMENT SUPERIEUR

المدرسة الوطنية المتعددة التخصصات
BIBLIOTHEQUE — المكتبة
Ecole Nationale Polytechnique

ÉCOLE NATIONALE POLYTECHNIQUE

DEPARTEMENT GENIE MECANIQUE

1 ex

PROJET DE FIN D'ETUDES

SUJET

DEPLACEMENTS DES POINTS DE FIXATION

DES MOTEURS EN V

SOUS L'EFFET DES EXCITATIONS INTERNES

Proposé par :

M. BOUKABACHE Mohamed

Etudié par :

AMMICHE Ali

Dirigé par :

M. BOUKABACHE Mohamed

PROMOTION : Juin 1989

الجمهورية الجزائرية الديمقراطية الشعبية
REPUBLIQUE ALGERIENNE DEMOCRATIQUE ET POPULAIRE

وزارة التعليم العالي

MINISTERE DE L'ENSEIGNEMENT SUPERIEUR

المدرسة الوطنية المتعددة التقنيات
BIBLIOTHEQUE — المكتبة
Ecole Nationale Polytechnique

ÉCOLE NATIONALE POLYTECHNIQUE

DEPARTEMENT GENIE MECANIQUE

PROJET DE FIN D'ETUDES

S U J E T

DEPLACEMENTS DES POINTS DE FIXATION

DES MOTEURS EN V

SOUS L'EFFET DES EXCITATIONS INTERNES

Proposé par :

Etudié par :

Dirigé par :

M. BOUKABACHE Mohamed AMMICHE Ali M. BOUKABACHE Mohamed

PROMOTION : Juin 1989

MINISTRE DE L'ENSEIGNEMENT SUPERIEUR

ECOLE NATIONALE POLYTECHNIQUE

DEPARTEMENT DE GENIE MECHANIQUE

PROMOTEUR : M^l BOUKABACHE

ELEVE INGENIEUR : A. AMMICHE

وزارة التعليم العالي

المدرسة الوطنية المتعددة التقنيات

دائرة الهندسة الميكانيكية

الموجه: محمد بوكباش

الطالب المهندس: علي عميش

الموضوع: حساب مطال الإمتزازات مساند الإرتكان لمحرك V تحت مفعول التحريك الداخلي.

الملخص: تهدف هذه الدراسة إلى تحديد مطال الإمتزازات بدلالة خصائص مساند الإرتكان، ومن أجل ذلك قمنا بوضع المعادلات الديناميكية للمحرك أثناء العمل في الحالة العامة، ثم تطرقنا إلى حل هذه المعادلات في حالة خاصة بغية معرفة تأثير سرعة دوران المحرك وجهاز الإضاد على مطال الإمتزازات.

Subject: Deplacements des points de fixation des moteurs en V sous l'effet des excitations internes.

Resumé: Cette étude consiste à déterminer les amplitudes des vibrations du moteur en fonction des caractéristiques des plots de suspension. Pour cela, on a établi les équations dynamiques du mouvement du moteur au cours de son fonctionnement dans le cas général, et on a procédé à leur résolution dans un cas particulier.

Subject: Moving of fixation points of the engine in V manner under the effect of internal excitations.

Abstract: This study consists of the determination of the vibrations amplitudes of the engine as a function of its elastic holders. The general dynamic equations of the movements of the engine in function were established and the solution for a particular case was made.

REMERCIEMENTS

Je tiens à remercier vivement mon promoteur
M^r Mohamed BOUKABACHE ainsi M^r Ali BEROUAKEN
pour l'aide qu'ils n'ont pas cessé de m'apporter
quand à l'élaboration de ce travail

Que tous les professeurs, qui ont contribué à
ma formation et tous ceux qui ont participé
de près ou de loin à la réalisation de cette étude,
trouvent ici ma profonde gratitude et mes sincères
remerciements.

A. B.


SOMMAIRE

	page
1. INTRODUCTION	1
2. GENERALITE	3
2.1 Causes des vibrations	3
2.2 Cas des moteurs	3
2.3 Suspension élastique	3
2.4 Importance des plots de suspension	4
2.5 Types de suspension élastique	4
2.5.1 Suspension directe	4
2.5.2 Suspension indirecte	4
2.6 Supports élastiques	5
2.6.1 Définition	5
2.6.2 Élasticité	5
2.6.3 Amortissement	5
2.7 Types de supports	5
2.8 Choix des supports	5
2.9 Nombre et emplacement des supports	6
3. DONNEES DE BASE	8
3.1 Présentation du moteur	8
3.2 Caractéristiques du moteur	8
3.2.1 Caractéristiques internes	8
3.2.2 Caractéristiques externes	8
3.3 Caractéristiques du système bielle manivelle	9
piston	
3.4 Caractéristiques des plots de suspension	10

4. ETUDE CINEMATIQUE DU SYSTEME PISTON-BIELLE-MANIVELLE	12
4.1 Mise en place des repères et définition des points	12
4.2 Cinématique des différents points.	12
4.2.1 cinématique du point Gm.	14
4.2.2 Cinématique du point A.	14
4.2.3 Cinématique du point Gb1.	15
4.2.4 Détermination du centre instantané des vitesses de la première bielle.	17
4.2.5. Vitesse angulaire de la première bielle.	18
4.2.6 Accélération angulaire de la première bielle.	19
4.2.7 Cinématique du point B1.	20
4.2.8 Cinématique du point Gb2.	21
4.2.9 Détermination du centre instantané des vitesses de la deuxième bielle.	21
4.2.10. Vitesse et accélération angulaires de la deuxième bielle.	23
4.2.11. Cinématique du Point B2.	23
4.3 Formules de passage entre repères.	24
4.4. Relations cinématiques des points Gm, Gb1 B1, Gb2, B2 dans le repère (O, x ₀ , y ₀ , z ₀).	24
5. FORMULATION DES EQUATIONS DU MOUVEMENT.	27
5.1 Géométrie du moteur et suspension.	27
5.2. Déplacement des points de fixation par rapport au châssis.	28
5.3 Energie de dissipation.	30
5.4 Forces généralisées.	32
5.4.1 Force généralisée suivant (x).	32
5.4.2 Force généralisée suivant (y)	32
5.4.3 Force généralisée suivant (z).	33
5.4.4. Force généralisée suivant (θ _m).	33

5.4.5 Force généralisée suivant (ψ).	34
5.4.6 Force généralisée suivant (φ).	34
5.5 Energie cinétique.	35
5.5.1 Rappel.	35
5.5.2 Calcul des vitesses absolues.	37
5.5.3 Energie cinétique de la manivelle.	44
5.5.4 Energie cinétique de la première bielle.	45
5.5.5 Energie cinétique du premier piston.	46
5.5.6 Energie cinétique de la deuxième bielle.	47
5.5.7 Energie cinétique du deuxième piston.	48
5.5.8 Energie cinétique du bloc moteur.	48
5.5.9 Energie cinétique du volant.	49
5.5.10 Energie cinétique l'amortissement et de la pompe.	49
5.5.11 Energie cinétique totale.	50
5.6 Système d'équations différentielles.	50
5.7. Fonction de non linéarité.	51
6. RESOLUTION NUMERIQUE.	70
6.1. Système d'équations différentielles.	70
6.2. Choix d'une méthode de résolution.	71
6.3. Méthode de Runge-Kutta d'ordre 4.	71
6.3.1. Position du problème.	71
6.3.2. Exposé de l'algorithme.	72
6.3.3. Transformation du système d'équations.	74
6.4. Programme.	75
6.4.1. Résultats recherchés.	75
6.4.2. Algorithme du calcul.	75
6.4.3. Organigramme.	76
7. RESOLUTION DANS UN CAS PARTICULIER.	80
7.1. Equation différentielle.	80
7.2 Résultats.	81

7.3 Interpretation graphique des résultats	81
8. CONCLUSION.	83
ANNEXE A.	84
ANNEXE B.	85
INDEX BIBLIOGRAPHIQUE	87

NOTATIONS UTILISEES

- Indices

m : manivelle
 $b1$: la première bielle
 $b2$: la deuxième bielle
 $p1$: le premier piston
 $p2$: le deuxième piston
 v : volant
 bm : bloc moteur

M : masse

I : moment d'inertie

σ : demi angle d'ouverture de v

θ : angle de rotation du vilebrequin

$\dot{\theta}$: vitesse rotation du moteur

$x, y, z, \theta_m, \psi_m, \varphi_m$: les coordonnées généralisées du bloc moteur

$\dot{x}, \dot{y}, \dot{z}, \dot{\theta}_m, \dot{\psi}_m, \dot{\varphi}_m, \ddot{x}, \ddot{y}, \ddot{z}, \ddot{\theta}_m, \ddot{\psi}_m, \ddot{\varphi}_m$: ses dérivées premières et secondes.

x_i^0, y_i^0, z_i^0 $i=1, 4$ les déplacements des plots de suspension suivant les directions x, y et z .

r : rayon de la manivelle

$L1, L2$, entre-axe de la bielle 1 et 2

L_m : position de centre de gravité de la manivelle à partir du vilebrequin

$Lb1, Lb2$, : position de centre de gravité de bielle 1 et 2 à partir du point A

(b, a, z_g) : les composantes de centre de gravité du moteur

P_0 : distance entre 2 pistons

P_v : distance entre le volant et l'origine du repère lié au vilebrequin.

K_1, K_2, K_3 : rigidité verticale

K_H, K_H' : rigidité horizontale.

d_v, d_v' :

$\vec{\omega}$: vitesse de rotation au

\vec{E} : accélération angulaire

\vec{v} : vitesse linéaire

a : accélération linéaire

$l_1, l_2, d_1, d_2, d_1', d_2', h, h'$, les dimensions du moteur

D : énergie de dissipation.

T : énergie cinétique ou la force vive.

Q : force généralisée

t = le temps

1. INTRODUCTION

Dans toute machine alternative, les forces d'inertie sur le système "piston-bielle-manivelle" peuvent se manifester de manières différentes:

- sur le travail transmis,
- sur le couple transmis à chaque instant et sur sa régularité,
- sur les appuis du vilebrequin,
- sur les vibrations de torsion,
- sur le mouvement propre du centre de gravité du Carter soche.

En effet, le couple moteur et les forces et couples d'inertie se traduisent par des contraintes sur les fixations. Si celles-ci sont rigides, les sollicitations périodiques créées par le fonctionnement du moteur peuvent à certains régimes, exciter, au voisinage, des vibrations résonnantes, d'amplitude dangereuses pour les parties qui en sont l'objet (vitres de l'autocar, toiterie du camion, etc...).

Si le moteur est monté sur des ressorts très flexibles (moteur "flottant"), les fondations et leurs abords ne sont soumis qu'à des efforts faiblement ondulés, l'énergie conférée par les variations cycliques des couples et forces de nature à produire des effets extérieurs se traduisent par les déplacements périodiques de la masse du moteur.

Ces déplacements, de nature plus ou moins complexes, possèdent, suivant la composition des forces, des amplitudes plus ou moins importantes.

Les liaisons élastiques absorbent elles mêmes une plus ou moins grande partie de l'énergie dégagée par

les sollicitations cycliques. Si le moteur équipe des ensembles susceptibles d'être excités en vibrations résonnantes il peut s'ensuivre des déplacements alternés intolérables pour l'occupant et dangereux pour les structures.

Le bloc moteur à suspension élastique exécute des mouvements de sens contraire à la résultante des parties internes du moteur qui se déplacent.

Il faut calculer les amplitudes des mouvements de l'ensemble suspendu élastiquement.

L'amplitude des mouvements ne doit pas dépasser, en regard aux liaisons existant avec l'extérieur et aux organes fixés sur le moteur, des limites bien déterminées si l'on veut éviter tout bruit, il ne faut pas que les déplacements d'ensemble conduisent à des accélérations supérieures à la pesanteur.

Au total, on ne peut pas accepter une suspension trop souple, non plus qu'une liaison rigide.

Dans cette présente étude, nous considérons le moteur comme un corps rigide, donc possédant six degrés de liberté et en commençant par l'analyse cinématique des éléments internes du moteur, nous formulons les équations différentielles donnant les déplacements des points de fixations du moteur dans le but de déterminer les caractéristiques des plots de suspensions convenable pour vibration du moteur.

2. GENERALITE

2.1. CAUSES DES VIBRATIONS

Les causes des vibrations trouvées dans les machines sont assez variées, depuis le processus technologique de fabrication ou le mode de fonctionnement de la machine jusqu'aux imprécisions d'exécution ou de montage, aux usures et aux défauts de fonctionnement ou d'autres facteurs extérieurs.

2.2. CAS DES MOTEURS

Une machine est soumise à une vibration lorsqu'elle subit des sollicitations périodiques alternées se traduisent lorsque la machine est suspendue élastiquement par oscillations plus ou moins importantes.

Et comme tout autre moteur, le moteur Diesel est le siège d'effort à caractère cycliques alternés lors de son fonctionnement.

Ces efforts résultent des accélérations des organes constituant le moteur, car comme on le sait, les pistons bielles et manivelles sont animés de mouvements alternatifs, subissant donc des accélérations périodiques qui sont les sources de forces alternatives causant les vibrations. Les vibrations résultent donc de combinaisons d'efforts périodiques agissant sur les organes mobiles.

2.3. SUSPENSION ÉLASTIQUE

La suspension élastique d'une machine consiste

à intercaler entre elle-même et son assise (chassis, planche, etc...) des supports élastiques, le type des supports, leur nombre, leur répartition, leur disposition et leur caractéristiques individuelles seront fonction des caractéristiques d'ensemble à donner à la suspension pour obtenir les résultats cherchés.

2.4. IMPORTANCE DES PLOTS DE SUSPENSION

Les forces et les couples nés de la combustion et de l'inertie des pièces en mouvement provoquent au sein de la structure du moteur des contraintes élevées.

Par ailleurs, les irrégularités de la route et les charges supportées provoquent elles aussi au sein du chassis des contraintes importantes. Il va donc de soi que la fixation du moteur sur ses supports ne doit introduire des contraintes venant se superposer aux contraintes propres du chassis, on prévoit donc une suspension élastique et les points de fixation aussi peu nombreux que possible.

2.5. TYPES DE SUSPENSION ELASTIQUE

2.5.1. SUSPENSION DIRECTE

On appelle suspension directe une suspension ayant pour but d'empêcher une machine vibrante de transmettre ses vibrations à son environnement.

2.5.2. SUSPENSION INDIRECTE

On appelle ainsi une suspension destinée à protéger une machine non vibrante contre les

vibrations de l'environnement.

2.6. SUPPORTS ELASTIQUES

2.6.1. DEFINITION

Les supports élastiques sont des organes passifs, à la fois et à des degrés divers, les propriétés d'élasticité et d'amortissement.

2.6.2. ELASTICITE

L'élasticité est la faculté pour le support de se déformer avec une amplitude sensiblement proportionnelle à la charge et de manière réversible, au moins dans certaines limites.

2.6.3. AMORTISSEMENT

L'amortissement est un effort de freinage du mouvement, dont le principal effet est la réduction des amplitudes.

2.7. TYPES DE SUPPORTS

De nombreux types sont proposés par les fabricants et pour chaque type de nombreux modèles dimensionnels, ce qui rend pas le choix très facile.
(Voir fig. 2.1)

2.8. CHOIX DES SUPPORTS

Le choix se fera:
- en fonction des possibilités et des facilités de

Montages : il existe des supports comportant des armatures métalliques adhésives, avec des perçages permettant une fixation facile par vis ou boulons.

- en fonction des charges appliquées à chaque supports. Les charges indiquées par les catalogues ne sont souvent que les charges statiques; il faut tenir compte des surcharges dynamiques provenant de la vibration. Ces surcharges sont faibles en régime normal puisque c'est précisément le but de la suspension élastique, mais il y a presque toujours des régime critiques à traverser.

- en fonction des caractéristiques élastiques à obtenir pour avoir une bonne isolation vibratoire.

2.9 NOMBRE ET EMBLACEMENT DES SUPPORTS

Le nombre et emplacement des supports sont souvent imposés par les pattes de fixation prévues sur la machine, mais malheureusement souvent non prévues pour les suspensions élastiques; il en résulte une répartition inégale des charges aux différentes points de fixation, ce qui empêche d'utiliser des supports tous identiques.

Si l'on a toute liberté, il y a intérêt à n'employer qu'un seul type de supports, et de disposer ceux-ci symétriquement par rapport à la verticale du centre de gravité (ou tout au moins de manière que le centre élastique de la suspension soit sur cette verticale).

Il vaut toujours mieux utiliser un petit nombre de gros supports plutôt qu'un grand nombre de petits, mais on est limité dans cette voie par la rigidité des machines qui peuvent ne pas tolérer

des supports trop écartés et la capacité de charge des supports.

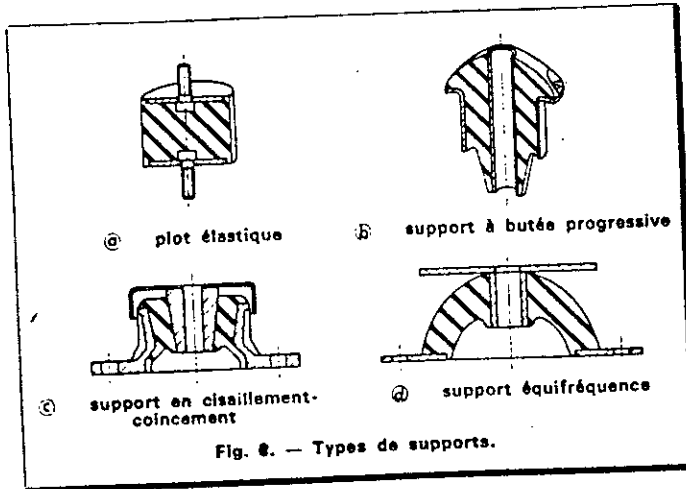


Fig. 2.1

3.DONNEES DE BASE

31 PRESENTATION DU MOTEUR

Notre étude va porter sur le moteur Deutz
F8L 413, placé sur le véhicule fabriqué en
Algerie

La boîte de vitesses est rigidement fixée au
moteur, et c'est l'ensemble moteur plus boîte de
vitesses ainsi constitué qui vibre sur les plots de
suspension.

32 CARACTERISTIQUES DU MOTEUR

321 CARACTERISTIQUES INTERNES

C'est un moteur à quatre temps à injection
directe et refroidissement à air

- Nombre de cylindre : 8
- Alésage : 125 mm
- Course : 130 mm
- Cylindrée : 1,595 l
- Cylindrée globale : 12,763 l
- Régime de fonctionnement : [600-2500] tr/min
- Vitesse moyenne du piston : 10,8 m/s
- Puissance moyenne : 188 kW.
- Couple maximal : 217 Nm à 1500 tr/min

322 CARACTERISTIQUES EXTERNES

Voir fig. 31

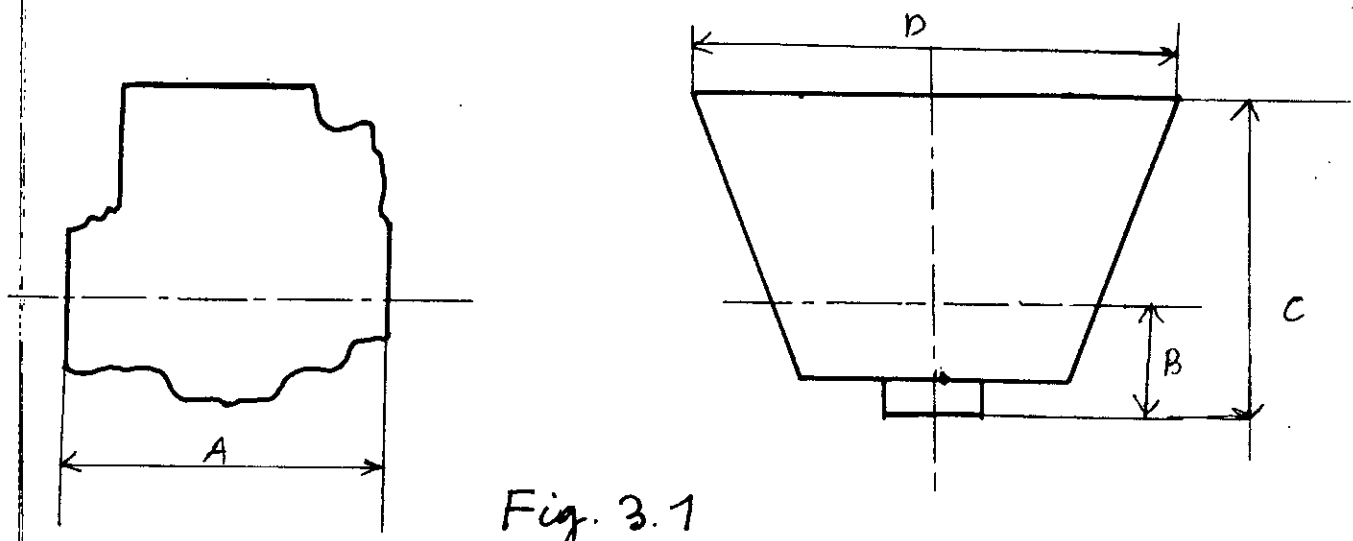


Fig. 3.1

$A = 1080 \text{ mm}$ $D = 1038 \text{ mm}$ $B = 340 \text{ mm}$
 $C = 860 \text{ mm}$ $M = 830 \text{ kg}$

33 CARACTERISTIQUES DU SYSTEME PISTON BIELLE MANIVELLE

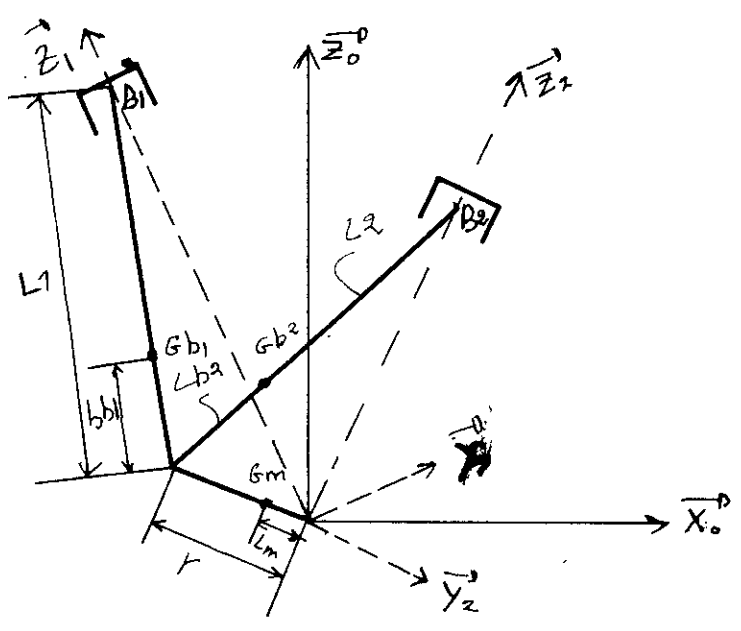


Fig. 3.2

- $m_{p1} = m_{p2} =$ masse du piston 1 et 2 : 3,720 kg.
- $m_{b1} = m_{b2} =$ masse de la bielle 1 et 2 : 3,000 kg.
- $m_v =$ masse du volant : 40,0 kg.
- $m_m =$ masse de la manivelle : -
- $m_{cp} =$ masse du contre point : 5,650 kg.

r = rayon de la manivelle : 65 mm

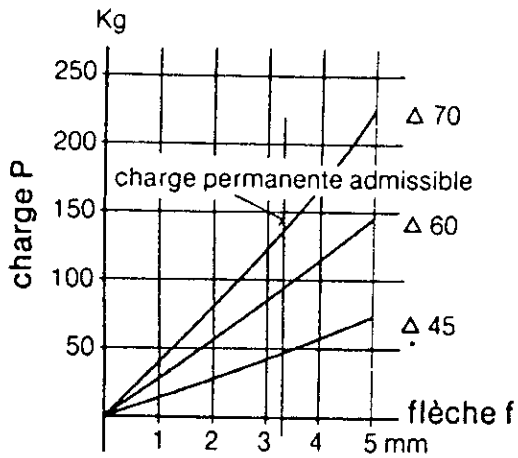
$L_1 = L_2$: l'entre-axe de bielle 1 et 2 : 237,5 mm

34 CARACTERISTIQUES DES PLOTS DE SUSPENSION

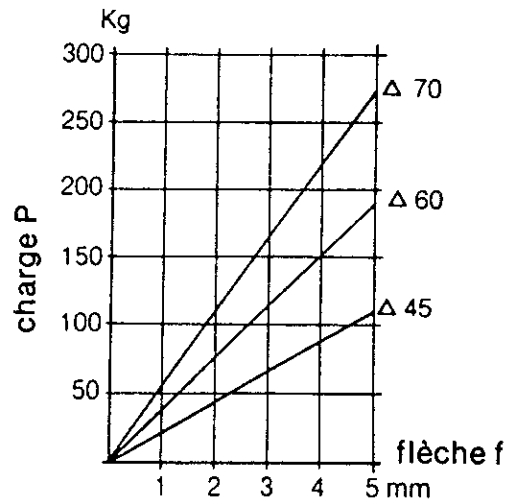
La fig. 3.3 présente les abaques d'élasticité du plot. Ces abaques nous permettent de calculer les rigidités verticales et horizontales des supports.

On remarque que la force de rappel vertical est non linéaire par contre la force de rappel horizontal est linéaire.

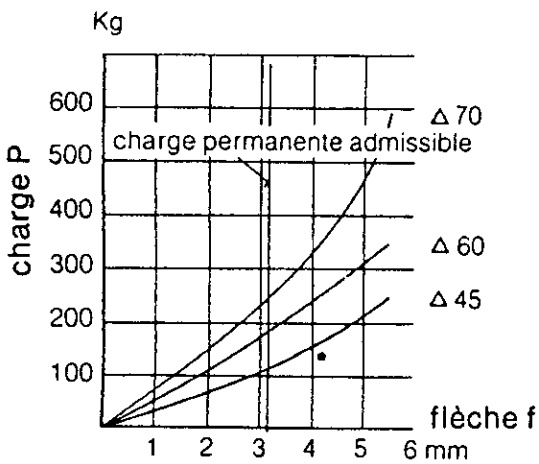
COMPRESSION



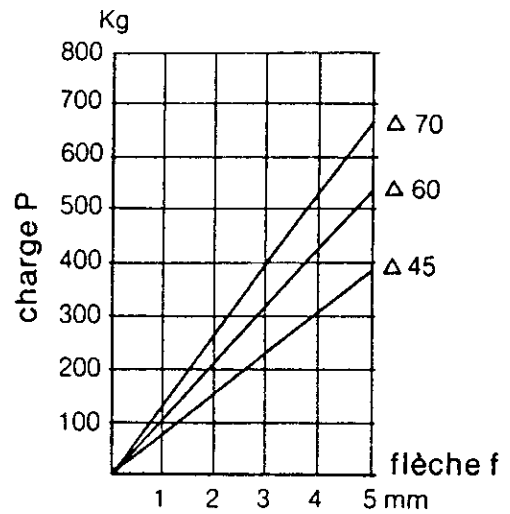
CISAILLEMENT



COMPRESSION



CISAILLEMENT



COMPRESSION

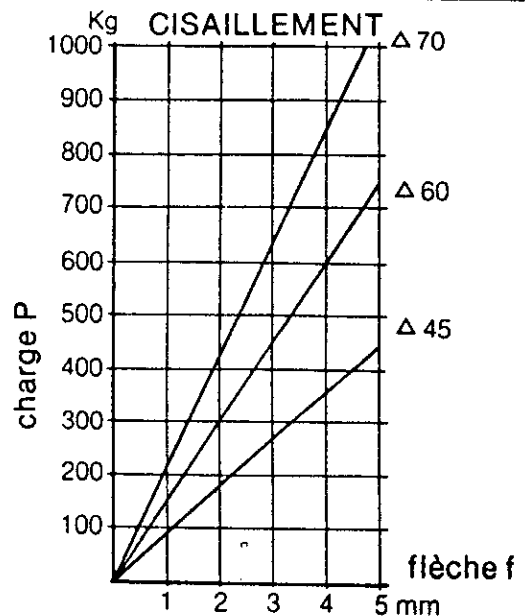
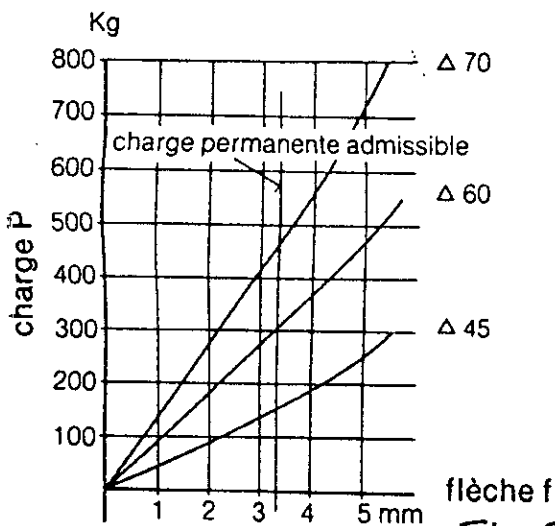


Fig. 33

4. ETUDE CINEMATIQUE DU SYSTEME PISTON-BIELLE-MANIVELLE

4.1. MISE EN PLACE DES REPERES ET DEFINITION DES POINTS

L'étude cinématique du système piston-bielle manivelle nécessite la mise en place de trois repères (Fig. 4.1) :

- Repère fixe : $(O, \vec{x}_0, \vec{y}_0, \vec{z}_0)$
 O est le centre du vilebrequin
 \vec{x}_0 est l'axe du vilebrequin, le volant est placé sur \vec{x}_0 positifs
- Repères mobiles liés au vilebrequin :
 Il y a deux :
 - Le premier : $(O, \vec{x}_1, \vec{y}_1, \vec{z}_1)$
 \vec{z}_1 est l'axe du cylindre 1
 \vec{x}_1 coïncide avec \vec{x}_0
 - Le deuxième : $(O, \vec{x}_2, \vec{y}_2, \vec{z}_2)$
 \vec{z}_2 est l'axe du cylindre 2.
 \vec{x}_2 coïncide avec \vec{x}_0

Definition des points :

- G_m Centre de gravité de la manivelle.
- A La tête des 2 deux bielles
- G_{b1}, G_{b2} : Centres de gravité des deux bielles
- $B1, B2$: pieds des bielles sur les axes \vec{z}_1 et \vec{z}_2 en lien les pistons 1 et 2.

4.2. CINEMATIQUE DES DIFFERENTS POINTS

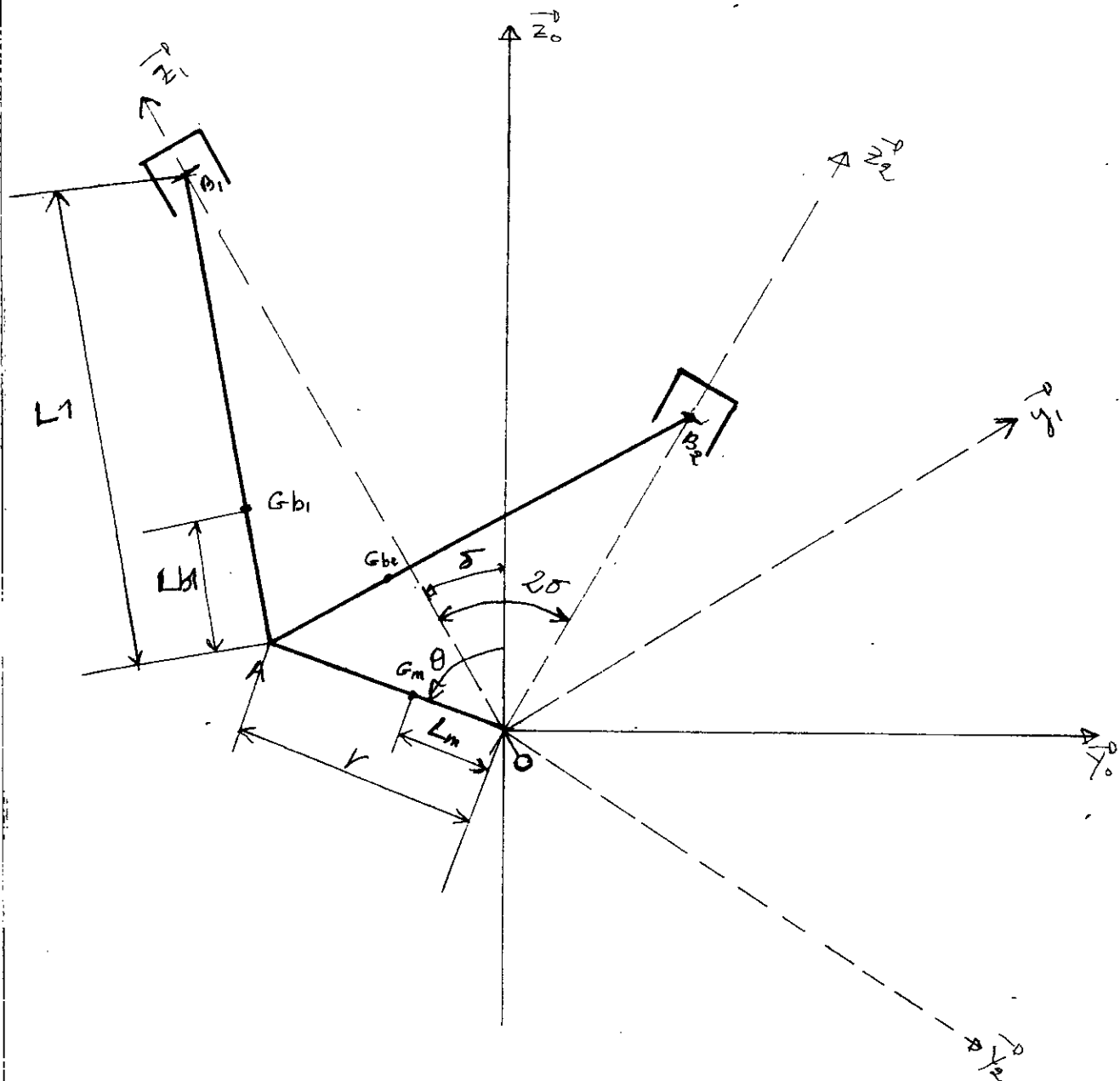


Fig.4.1 Définition des repères d'un moteur
en V

421 CINEMATIQUE DU POINT Gm

4.2.1.1 Position du point Gm

on a:

$$\vec{OGm} = Lm \cos(\theta - \sigma) \vec{k}_1 - Lm \sin(\theta - \sigma) \vec{j}_1 \quad (4.1)$$

Le point Gm se déplace sur un cercle de centre O, de rayon $r = Lm$

4.2.1.2 Vitesse du point Gm:

on utilise la définition de la vitesse:

$$\vec{V}_{Gm} = \frac{d\vec{OGm}}{dt} = -Lm \dot{\theta} \sin(\theta - \sigma) \vec{k}_1 - Lm \dot{\theta} \cos(\theta - \sigma) \vec{j}_1$$

on a bien $\vec{V}_{Gm} = -Lm \dot{\theta} (\sin(\theta - \sigma) \vec{k}_1 + \cos(\theta - \sigma) \vec{j}_1) \quad (4.2)$

4.2.1.3 Accélération du point Gm

on a:

$$\vec{a}_{Gm} = \frac{d\vec{V}_{Gm}}{dt} = \frac{d^2 \vec{OGm}}{dt^2}$$

d'où $\vec{a}_{Gm} = -Lm [\ddot{\theta} \sin(\theta - \sigma) + \dot{\theta}^2 \cos(\theta - \sigma)] \vec{k}_1 - Lm [\ddot{\theta} \cos(\theta - \sigma) - \dot{\theta}^2 \sin(\theta - \sigma)] \vec{j}_1 \quad (4.3)$

Si $\dot{\theta} = \text{Constante}$, alors l'équation (4.3) s'écrit:

$$\vec{a}_{Gm} = -Lm \dot{\theta}^2 [\cos(\theta - \sigma) \vec{k}_1 - \sin(\theta - \sigma) \vec{j}_1] \quad (4.4)$$

On remarque que, si $\dot{\theta} = \text{constante}$, le module de la vitesse et de l'accélération sont constants ($v_{Gm} = Lm \dot{\theta}$, $a_{Gm} = Lm \dot{\theta}^2$)

422 CINEMATIQUE DU POINT A

4.2.2.1 Position du point A

on a:

$$\vec{OA} = r(\cos(\theta - \sigma)\vec{k}_1 - \sin(\theta - \sigma)\vec{j}_1) \quad (4.5)$$

Le point A se déplace sur un cercle de centre O, de rayon r

4.2.2.2 Vitesse du point A.

On utilise la définition de la vitesse

$$\vec{V}_A = \frac{d\vec{OA}}{dt} = -r\dot{\theta}(\sin(\theta - \sigma)\vec{k}_1 + \cos(\theta - \sigma)\vec{j}_1) \quad (4.6)$$

4.2.2.3 Accélération du point A

Par définition, on a :

$$\vec{a}_A = \frac{d\vec{V}_A}{dt} = \frac{d^2\vec{OA}}{dt^2}$$

$$\vec{a}_A = -r[\ddot{\theta}\sin(\theta - \sigma) + \dot{\theta}^2\cos(\theta - \sigma)]\vec{k}_1 - r[\ddot{\theta}\cos(\theta - \sigma) - \dot{\theta}^2\sin(\theta - \sigma)]\vec{j}_1$$

Si $\dot{\theta} = \text{constante}$, alors on a : ^(4.7)

$$\vec{a}_A = -r\dot{\theta}^2(\cos(\theta - \sigma)\vec{k}_1 - \sin(\theta - \sigma)\vec{j}_1) \quad (4.8)$$

423 CINEMATIQUE DU POINT Gb1

4.2.3.1 Position du point Gb1.

On a :

$$\vec{OG}_{b1} = \vec{OA} + \vec{AG}_{b1} \quad (4.9)$$

$$\text{avec } \vec{OA} = r(\cos(\theta - \sigma)\vec{k}_1 - \sin(\theta - \sigma)\vec{j}_1) \quad (4.10)$$

$$\vec{AG}_{b1} = L_{b1}\cos\varphi\vec{k}_1 + L_{b1}\sin\varphi\vec{j}_1 \quad (4.10)'$$

d'après la loi des sinus appliquée au triangle OAB1 (voir fig. 4.2), on a.

$$\frac{\sin\varphi}{r} = \frac{\sin(\theta - \sigma)}{L_1}$$

$$\text{d'où } \sin\varphi = \frac{r}{L_1}\sin(\theta - \sigma)$$

$$\text{Posons } k = \frac{r}{L_1}, \text{ alors } \sin\varphi = k\sin(\theta - \sigma) \quad (4.11)$$

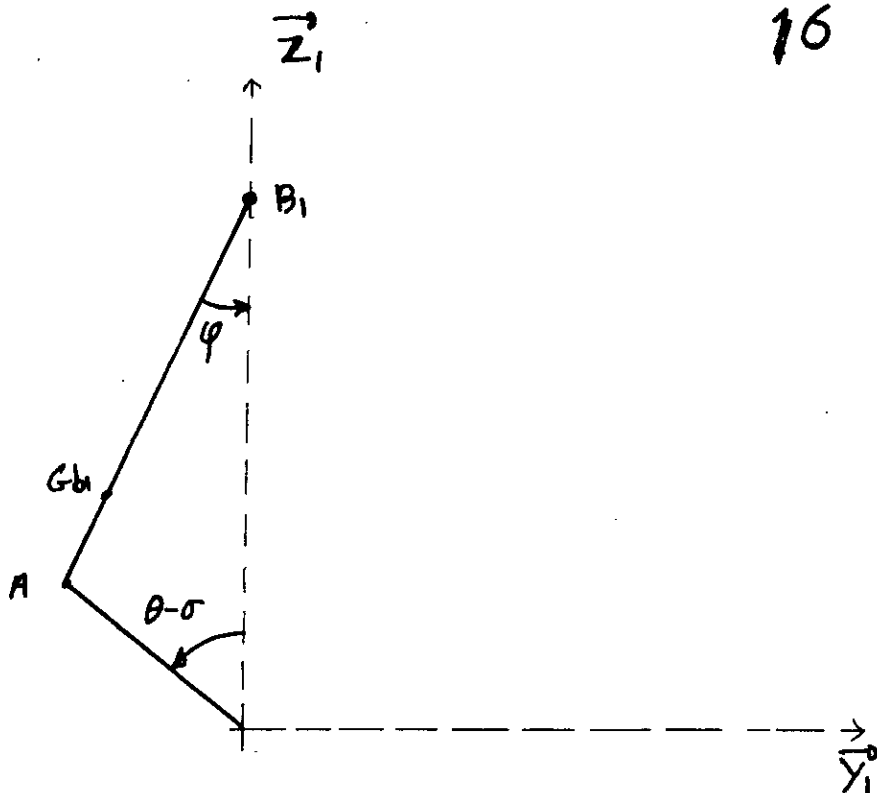


Fig. 4.2.

d'après la loi de cosinus, on a :

$$\text{d'où} \quad \begin{aligned} \cos^2 \varphi + \sin^2 \varphi &= 1 \\ \cos \varphi &= \sqrt{1 - \sin^2 \varphi} \end{aligned}$$

en tenant compte de (4.11), on a :

$$\cos \varphi = \sqrt{1 - k^2 \sin^2(\theta - \sigma)} \quad (4.12)$$

Finalement, on trouve, en tenant compte des relations (4.10), (4.10)', et (4.12) :

$$\begin{aligned} \vec{OG}_{b_1} &= \left(r \cos(\theta - \sigma) + L_{b_1} \sqrt{1 - k^2 \sin^2(\theta - \sigma)} \right) \vec{k}_1 + \\ &\quad \left(-r \sin(\theta - \sigma) + L_{b_1} k \sin(\theta - \sigma) \right) \vec{j}_1 \quad (4.13) \end{aligned}$$

4.2.3.2 Vitesse du point G_{b_1}

on utilise la définition, on trouve

$$\vec{V}_{G_{b_1}} = \frac{d \vec{OG}_{b_1}}{dt} = \left(-r \dot{\theta} \sin(\theta - \sigma) - \frac{L_{b_1} k^2 \sin(\theta - \sigma) \cos(\theta - \sigma)}{\sqrt{1 - k^2 \sin^2(\theta - \sigma)}} \right) \vec{k}_1 +$$

$$(-r\dot{\theta}\cos(\theta-\sigma) + Lb_1k\dot{\theta}\cos(\theta-\sigma))\vec{j}_1 \quad (4.14)$$

4.2.3.3 Accélération du point Gb1.

Par définition, on a:

$$\begin{aligned} \vec{a}_{Gb1} &= \frac{d\vec{v}_{Gb1}}{dt} = \frac{d^2\vec{OGb1}}{dt^2} = (r-Lb_1k)(\ddot{\theta}\sin(\theta-\sigma) - \dot{\theta}^2\cos(\theta-\sigma))\vec{j}_1 + \\ &\left(\begin{aligned} &(-r\ddot{\theta}\sin(\theta-\sigma) - r\dot{\theta}^2\cos(\theta-\sigma) - \frac{Lb_1k^2\ddot{\theta}\sin(\theta-\sigma)\cos(\theta-\sigma)}{\sqrt{1-k^2\sin^2(\theta-\sigma)}} - \\ &\frac{Lb_1k^2\dot{\theta}^2\cos^2(\theta-\sigma)}{\sqrt{1-k^2\sin^2(\theta-\sigma)}} + \frac{Lb_1k^2(1-k^2)\dot{\theta}^2\sin^2(\theta-\sigma)}{(1-k^2\sin^2(\theta-\sigma))^{3/2}} \end{aligned} \right) \vec{k}_1 \quad (4.15) \end{aligned}$$

Si $\dot{\theta} = \text{constante}$, alors l'équation (4.15) se vient:

$$\begin{aligned} \vec{a}_{Gb1} &= (r-Lb_1k)\dot{\theta}^2\sin(\theta-\sigma)\vec{j}_1 + \left(\begin{aligned} &(-r\dot{\theta}^2\cos(\theta-\sigma) - \frac{Lb_1k^2\dot{\theta}^2\cos^2(\theta-\sigma)}{\sqrt{1-k^2\sin^2(\theta-\sigma)}} \\ &+ \frac{Lb_1k^2(1-k^2)\dot{\theta}^2\sin^2(\theta-\sigma)}{(1-k^2\sin^2(\theta-\sigma))^{3/2}} \end{aligned} \right) \vec{k}_1 \quad (4.16) \end{aligned}$$

424 DETERMINATION DU CENTRE INSTANTANE DES VITESSES

Les triangles OB1P et ACP sont semblables, on a donc (voir fig. 4.3):

$$\frac{L_1 \cos \varphi}{L_1 \cos \varphi + r \cos(\theta-\sigma)} = \frac{PC}{PB1} = \frac{PA}{PA+r}$$

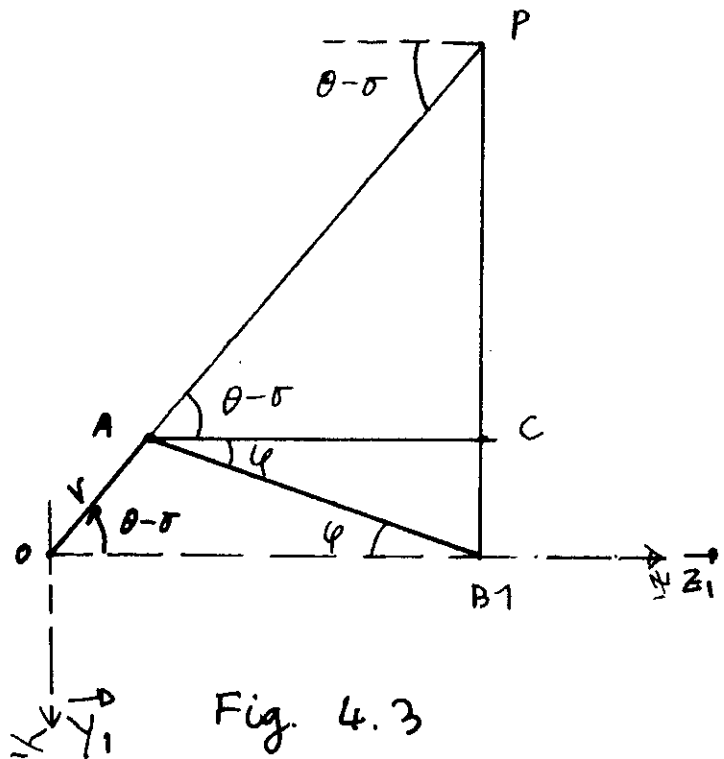
donc

$$\frac{PA+r}{PA} = \frac{L_1 \cos \varphi + r \cos(\theta-\sigma)}{L_1 \cos \varphi} = 1 + \frac{r}{L_1} \frac{\cos(\theta-\sigma)}{\cos \varphi}$$

ou bien

$$1 + \frac{r}{PA} = 1 + k \frac{\cos(\theta-\sigma)}{\cos \varphi}$$

d'où finalement: $PA = \frac{r}{k} \frac{\cos \varphi}{\cos(\theta-\sigma)} \quad (4.17)$



En tenant compte des relations (4.11), (4.12), l'équation (4.77) s'écrit:

$$PA = \frac{r \sqrt{1 - k^2 \sin^2(\theta - \sigma)}}{k \cos(\theta - \sigma)} \quad (4.78)$$

De même, comme $PC = PA \sin(\theta - \sigma)$, on a:

$$PC = L_1 \sqrt{1 - k^2 \sin^2(\theta - \sigma)} \cdot \operatorname{tg}(\theta - \sigma) \quad (4.79)$$

et $PB_1 = PC + L_1 \sin \varphi = PC + r \sin(\theta - \sigma)$ donc

$$PB_1 = L_1 \sqrt{1 - k^2 \sin^2(\theta - \sigma)} \operatorname{tg}(\theta - \sigma) + r \sin(\theta - \sigma) \quad (4.20)$$

4.25 VITESSE ANGULAIRE DE LA PREMIÈRE BIELLE

Comme la bielle a un mouvement plan (dans le plan Oyz) alors sa vitesse angulaire est:

$$\vec{\omega}_{AB_1} = \omega_{AB_1} \vec{e}^0$$

et comme P est le centre instantané des vitesses, on a

$$\vec{v}_A = \vec{\omega}_{AB_1} \wedge \vec{PA} \quad (4.21)$$

$$\text{avec } \vec{PA} = (-\cos(\theta-\sigma)\vec{k}_1 + \sin(\theta-\sigma)\vec{j}_1) \frac{r\sqrt{1-k^2\sin^2(\theta-\sigma)}}{k\cos(\theta-\sigma)}$$

d'où le produit vectoriel.

$$\vec{\omega}_{AB1} \wedge \vec{PA} = \begin{vmatrix} \vec{i}_1 & \vec{j}_1 & \vec{k}_1 \\ \omega_{AB1} & 0 & 0 \\ 0 & \sin(\theta-\sigma) \cdot PA & -\cos(\theta-\sigma) \cdot PA \end{vmatrix}$$

$$\vec{\omega}_{AB1} \wedge \vec{PA} = \omega_{AB1} PA \cos(\theta-\sigma) \vec{j}_1 + \omega_{AB1} PA \sin(\theta-\sigma) \vec{k}_1 \quad (4.22)$$

En tenant compte de (4.6), (4.21) et (4.22), on a.

$$-r\dot{\theta}(\sin(\theta-\sigma)\vec{k}_1 + \cos(\theta-\sigma)\vec{j}_1) = \omega_{AB1} PA (\cos(\theta-\sigma)\vec{j}_1 + \sin(\theta-\sigma)\vec{k}_1)$$

$$\text{d'où } \omega_{AB1} PA = -r\dot{\theta}$$

$$\text{finalement : } \omega_{AB1} = \frac{-r\dot{\theta}k\cos(\theta-\sigma)}{r\sqrt{1-k^2\sin^2(\theta-\sigma)}} \quad (4.23)$$

4.26 ACCELERATION ANGULAIRE DE LA PREMIERE BIELLE

Par définition, on a:

$$\vec{E}_{AB1} = \frac{d\vec{\omega}_{AB1}}{dt} = \frac{d}{dt} \left[\frac{-\dot{\theta}k\cos(\theta-\sigma)}{\sqrt{1-k^2\sin^2(\theta-\sigma)}} \right] \vec{i}_1$$

$$\text{d'où } \vec{E}_{AB1} = \left(\frac{k(1-k^2)\dot{\theta}^2\sin(\theta-\sigma)}{(1-k^2\sin^2(\theta-\sigma))^{3/2}} - \frac{k\ddot{\theta}\cos(\theta-\sigma)}{\sqrt{1-k^2\sin^2(\theta-\sigma)}} \right) \vec{i}_1 \quad (4.24)$$

Si $\dot{\theta} = \text{constante}$, on a.

$$\vec{E}_{AB1} = \frac{k(1-k^2)\dot{\theta}^2\sin(\theta-\sigma)}{(1-k^2\sin^2(\theta-\sigma))^{3/2}} \vec{i}_1 \quad (4.25)$$

4.2.7 CINEMATIQUE DU POINT B1

4.2.7.1. Position du point B1

On a:

$$\vec{OB}_1 = \vec{OA} + \vec{AB}_1 = r \cos(\theta - \sigma) \vec{k}_1 - r \sin(\theta - \sigma) \vec{j}_1 + L_1 \cos \varphi \vec{k}_1 + L_1 \sin \varphi \vec{j}_1$$

En tenant compte des relations (4.11) et (4.12), on obtient:

$$\vec{OB}_1 = (r \cos(\theta - \sigma) + L_1 \sqrt{1 - k^2 \sin^2(\theta - \sigma)}) \vec{k}_1 \quad (4.26)$$

4.2.7.2 Vitesse du point B1

Par définition, on a:

$$\vec{V}_{B1} = \frac{d\vec{OB}_1}{dt} = -\dot{\theta} \sin(\theta - \sigma) \left(r + \frac{L_1 k^2 \cos(\theta - \sigma)}{\sqrt{1 - k^2 \sin^2(\theta - \sigma)}} \right) \vec{k}_1$$

ou bien

$$\vec{V}_{B1} = -\dot{\theta} r \sin(\theta - \sigma) \left(1 + \frac{k \cos(\theta - \sigma)}{\sqrt{1 - k^2 \sin^2(\theta - \sigma)}} \right) \vec{k}_1 \quad (4.27)$$

en remplaçant k par $\frac{r}{L_1}$

4.2.7.3 l'accélération du point B1

Par définition, on a:

$$\vec{a}_{B1} = \frac{d\vec{V}_{B1}}{dt} = \frac{d^2\vec{OB}_1}{dt^2} = \left[\frac{L_1 k^2 (1 - k^2) \dot{\theta}^2 \sin^2(\theta - \sigma)}{(1 - k^2 \sin^2(\theta - \sigma))^{3/2}} - \left(r + \frac{L_1 k^2 \cos(\theta - \sigma)}{\sqrt{1 - k^2 \sin^2(\theta - \sigma)}} \right) \left(\ddot{\theta} \cos(\theta - \sigma) + \dot{\theta} \sin(\theta - \sigma) \right) \right] \vec{k}_1 \quad (4.28)$$

Si, de plus, $\dot{\theta} = \text{constante}$, on a:

$$\vec{a}_{B1} = \left[\frac{Lk^2(1-k^2)\dot{\theta}^2 \sin^2(\theta-\sigma)}{(1-k^2 \sin^2(\theta-\sigma))^{3/2}} - \left(r + \frac{Lk^2 \cos(\theta-\sigma)}{\sqrt{1-k^2 \sin^2(\theta-\sigma)}} \right) \dot{\theta}^2 \cos(\theta-\sigma) \right] \vec{k}_1$$

(4.29)

4.2.8 CINEMATIQUE DU POINT Gb2*

4.2.8.1 Position du point Gb2

on a :

$$\vec{O}Gb_2 = \left(r \cos(\theta+\sigma) + Lb_2 \sqrt{1-\lambda^2 \sin^2(\theta+\sigma)} \right) \vec{k}_2 + \left(-r \sin(\theta+\sigma) + Lb_2 \lambda \sin(\theta+\sigma) \right) \vec{j}_2 \quad (4.30)$$

4.2.8.2 Vitesse du point Gb2

on a :

$$\vec{V}_{Gb_2} = \left(-r\dot{\theta} \sin(\theta+\sigma) - Lb_2 \lambda^2 \frac{\dot{\theta} \sin(\theta+\sigma) \cos(\theta+\sigma)}{\sqrt{1-\lambda^2 \sin^2(\theta+\sigma)}} \right) \vec{k}_2 + \left(-r\dot{\theta} \cos(\theta+\sigma) + Lb_2 \lambda \dot{\theta} \cos(\theta+\sigma) \right) \vec{j}_2 \quad (4.31)$$

4.2.8.3 Accélération du point Gb2

on a :

$$\vec{a}_{Gb_2} = (r - Lb_2 \lambda) \dot{\theta}^2 \sin(\theta+\sigma) \vec{j}_2 + \left(-r\dot{\theta}^2 \cos(\theta+\sigma) - \frac{Lb_2 \lambda^2 \dot{\theta}^2 \cos(\theta+\sigma)}{\sqrt{1-\lambda^2 \sin^2(\theta+\sigma)}} + \frac{Lb_2 \lambda^2 (1-\lambda^2) \dot{\theta}^2 \sin^2(\theta+\sigma)}{(1-\lambda^2 \sin^2(\theta+\sigma))^{3/2}} \right) \vec{k}_2 \quad (4.32)$$

avec $\dot{\theta} = \text{constante}$. (voir fig. 4.4)

4.2.9 DETERMINATION DU CENTRE INSTANTANE DES VITESSES*

Voir fig. (4.5)

$$SA = \frac{r \sqrt{1-\lambda^2 \sin^2(\theta+\sigma)}}{\lambda \cos(\theta+\sigma)} \quad (4.33)$$

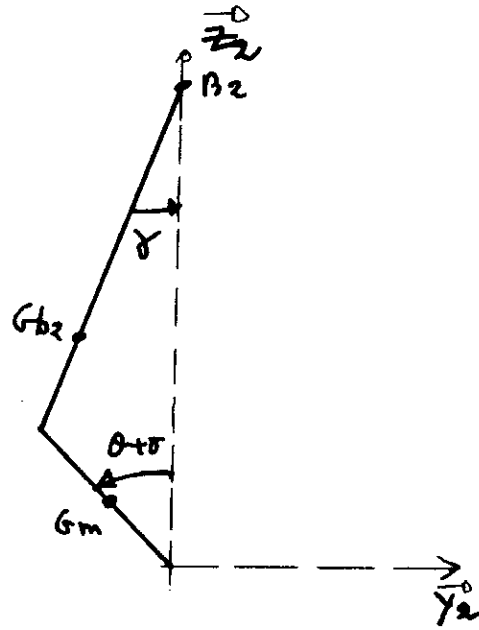


Fig. 4. 4.

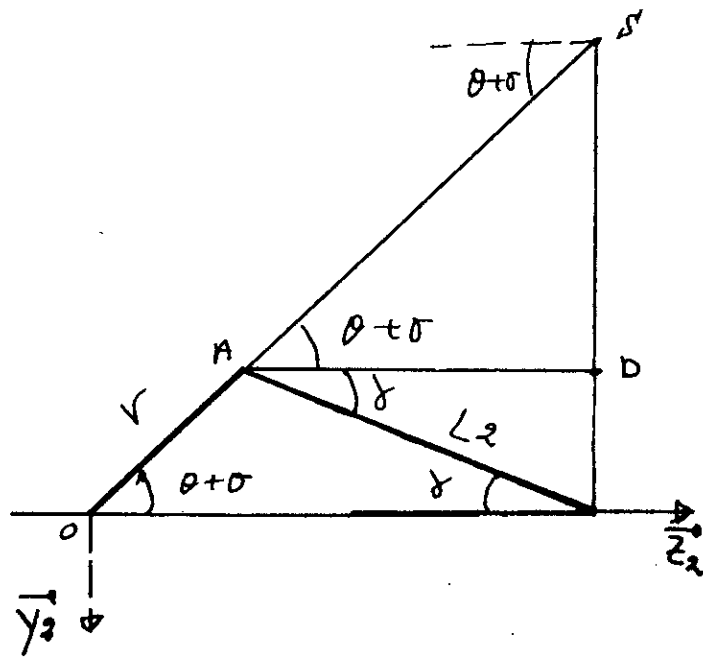


Fig. 4. 5.

S est le centre instantané des vitesses.

$$PS = L_2 \sqrt{1 - \lambda^2 \sin^2(\theta + \sigma)} \quad (4.34)$$

$$PS = L_2 \sqrt{1 - \lambda^2 \sin^2(\theta + \sigma)} + r \sin(\theta + \sigma) \quad (4.35)$$

4.2.10 VITESSE ET ACCELERATION ANGULAIRES DE LA DEUXIEME BIELLE *

On a:
$$\omega_{m2} = \frac{-\theta \lambda \cos(\theta + \sigma)}{\sqrt{1 - \lambda^2 \sin^2(\theta + \sigma)}} \lambda_2 \quad (4.36)$$

et
$$\epsilon_{m2} = \frac{\lambda(1 - \lambda^2) \theta^2 \sin(\theta + \sigma)}{(1 - \lambda^2 \sin^2(\theta + \sigma))^{3/2}} \lambda_2 \quad (4.37)$$

4.2.11 CINEMATIQUE DU POINT B2 *

4.2.11.1 Position du point B2

On a:
$$\vec{OB}_2 = (r \cos(\theta + \sigma) + L_2 \sqrt{1 - \lambda^2 \sin^2(\theta + \sigma)}) \vec{h}_2 \quad (4.38)$$

4.2.11.2 Vitesse du point B2

On a:
$$\vec{V}_{B2} = -\theta r \sin(\theta + \sigma) \left(1 + \frac{\lambda \cos(\theta + \sigma)}{\sqrt{1 - \lambda^2 \sin^2(\theta + \sigma)}} \right) \vec{h}_2$$

(4.39)

4.2.11.3 Accélération du point B2

On a:

$$\vec{a}_{B2} = \left[\frac{L_2 \lambda^2 (1 - \lambda^2) \theta^2 \sin^2(\theta + \sigma)}{(1 - \lambda^2 \sin^2(\theta + \sigma))^{3/2}} - \left(r + \frac{L_2 \lambda^2 \cos(\theta + \sigma)}{\sqrt{1 - \lambda^2 \sin^2(\theta + \sigma)}} \right) \cdot \theta \right] \vec{h}_2 \quad (4.40)$$

$$\cos(\theta + \sigma) \vec{h}_2$$

43 FORMULES DE PASSAGE ENTRE REPERES

Le passage du repère $(0, \vec{x}_0, \vec{y}_0, \vec{z}_0)$ au repère $(0, \vec{x}_1, \vec{y}_1, \vec{z}_1)$ se fait par la projection des axes \vec{z}_1, \vec{y}_1 sur \vec{z}_0, \vec{y}_0 donc on a :

$$\begin{cases} \vec{x}_1 = \vec{x}_0 \\ \vec{y}_1 = \cos \sigma \vec{y}_0 + \sin \sigma \vec{k}_0 \\ \vec{z}_1 = -\sin \sigma \vec{y}_0 + \cos \sigma \vec{z}_0 \end{cases} \quad (4.41)$$

de même, pour le passage du repère $(0, \vec{x}_0, \vec{y}_0, \vec{z}_0)$ au repère $(0, \vec{x}_2, \vec{y}_2, \vec{z}_2)$ se fait par la projection des axes $\vec{x}_2, \vec{y}_2, \vec{z}_2$ sur $\vec{x}_0, \vec{y}_0, \vec{z}_0$ d'où on a :

$$\begin{cases} \vec{x}_2 = \vec{x}_0 \\ \vec{y}_2 = \cos \sigma \vec{y}_0 - \sin \sigma \vec{k}_0 \\ \vec{z}_2 = \sin \sigma \vec{y}_0 + \cos \sigma \vec{k}_0 \end{cases} \quad (4.42)$$

44 RELATIONS CINEMATIQUES DES G_m A, G_{b1} , $B1$, G_{b2} ET $B2$ DANS LE REPERE $(0, X_0, Y_0, Z_0)$.

- Position du G_m :

$$\vec{OG}_m = L_m (\cos \theta \vec{k}_0 - \sin \theta \vec{y}_0) \quad (4.43)$$

- Vitesse du G_m :

$$\vec{V}_{G_m} = -L_m \dot{\theta} (\cos \theta \vec{y}_0 + \sin \theta \vec{k}_0) \quad (4.44)$$

avec $\dot{\theta} = \text{constante}$.

- Accélération du G_m :

$$\vec{a}_{G_m} = -L_m \dot{\theta}^2 (\cos \theta \vec{k}_0 - \sin \theta \vec{y}_0) \quad (4.45)$$

avec $\dot{\theta} = \text{constante}$.

- Position du point A :

$$\vec{OA}^D = r(\cos\theta \vec{k}_0 - r \sin\theta \vec{j}_0) \quad (4.46)$$
- Vitesse du point A :

$$\vec{v}_A^D = -r\dot{\theta}(\sin\theta \vec{k}_0 + \cos\theta \vec{j}_0) \quad (4.47)$$
- Accélération du point A :

$$\vec{a}_A^D = -r\ddot{\theta}(\cos\theta \vec{k}_0 - \sin\theta \vec{j}_0) \quad (4.48)$$
- Position du point Gb1 :

$$\vec{OGb1}^D = (z_{b1} \cos\sigma + y_{b1} \sin\sigma) \vec{k}_0 + (y_{b1} \cos\sigma - z_{b1} \sin\sigma) \vec{j}_0 \quad (4.49)$$
- Vitesse du point Gb1 :

$$\vec{v}_{Gb1}^D = (\dot{z}_{b1} \cos\sigma + \dot{y}_{b1} \sin\sigma) \vec{k}_0 + (\dot{y}_{b1} \cos\sigma - \dot{z}_{b1} \sin\sigma) \vec{j}_0 \quad (4.50)$$
- Accélération du point Gb1 :

$$\vec{a}_{Gb1}^D = (\ddot{z}_{b1} \cos\sigma + \ddot{y}_{b1} \sin\sigma) \vec{k}_0 + (\ddot{y}_{b1} \cos\sigma - \ddot{z}_{b1} \sin\sigma) \vec{j}_0 \quad (4.51)$$
- Position du point B1 :

$$\vec{OB1}^D = z_{B1}(\cos\sigma \vec{k}_0 - \sin\sigma \vec{j}_0) \quad (4.52)$$
- Vitesse du point B1 :

$$\vec{v}_{B1}^D = \dot{z}_{B1}(\cos\sigma \vec{k}_0 - \sin\sigma \vec{j}_0) \quad (4.53)$$
- Accélération du point B1 :

$$\vec{a}_{B1}^D = \ddot{z}_{B1}(\cos\sigma \vec{k}_0 - \sin\sigma \vec{j}_0) \quad (4.54)$$
- Position du point Gb2 :

$$\vec{OG}_{B2} = (z_{B2} \cos \sigma - y_{B2} \sin \sigma) \vec{k}_0 + (z_{B2} \sin \sigma + y_{B2} \cos \sigma) \vec{j}_0 \quad (4.55)$$

- Vitesse du point G_{B2} :

$$\vec{V}_{G_{B2}} = (\dot{z}_{B2} \cos \sigma - \dot{y}_{B2} \sin \sigma) \vec{k}_0 + (\dot{z}_{B2} \sin \sigma + \dot{y}_{B2} \cos \sigma) \vec{j}_0 \quad (4.56)$$

- Accélération du point G_{B2} :

$$\vec{a}_{G_{B2}} = (\ddot{z}_{B2} \cos \sigma - \ddot{y}_{B2} \sin \sigma) \vec{k}_0 + (\ddot{z}_{B2} \sin \sigma + \ddot{y}_{B2} \cos \sigma) \vec{j}_0 \quad (4.57)$$

- Position du point $B2$:

$$\vec{OB}_2 = z_{B2} (\cos \sigma \vec{k}_0 + \sin \sigma \vec{j}_0) \quad (4.58)$$

- Vitesse du point $B2$:

$$\vec{V}_{B2} = \dot{z}_{B2} (\cos \sigma \vec{k}_0 + \sin \sigma \vec{j}_0) \quad (4.59)$$

- Accélération du point $B2$:

$$\vec{a}_{B2} = \ddot{z}_{B2} (\cos \sigma \vec{k}_0 + \sin \sigma \vec{j}_0) \quad (4.60)$$

5. FORMULATION DES EQUATIONS DU MOUVEMENT

5.1. GEOMETRIE DU MOTEUR ET SUSPENSION.

Nous prenons comme centre de coordonnée le point G coïncidant avec le centre de gravité du moteur en position d'équilibre statique, et comme axes de coordonnées les axes Gx , Gy , Gz respectivement axes longitudinal, transversal et vertical (Fig. 57).

Les déplacements possibles correspondants sont alors :

- translation suivant Gx : mouvement longitudinal (x)
(avance)
- translation suivant Gy : mouvement transversal (y)
(ballant)
- translation suivant Gz : mouvement vertical (z)
(rebondissement)
- rotation autour de Gx : mouvement de roulis (θ)
- rotation autour de Gy : mouvement de galop (ψ)
- rotation autour de Gz : mouvement de lacet (φ)

Le moteur est suspendu sur des plots (éléments élastiques avec amortissement) en quatre points A, B, C et D situés dans un plan appelé plan de suspension les coordonnées de ces points sont :

$$\begin{aligned} A(l_1, d_1, -h) \quad , \quad B(-l_1, -d_2, -h) \\ C(-l_2, d'_1, -h') \quad , \quad D(-l_2, -d'_2, -h') \end{aligned} \quad (5.1)$$

Les plots sont deux à deux identiques, en A et B (plot avant) et C et D (plots arrière). Leurs rigidités et amortissement principale sont orientés parallèlement aux axes de coordonnées (Fig. 5.2) et on les note par:

K_h et d_h pour les plots avant } suivant les axes x et y
 K'_h et d'_h pour les plots arrière } (direction horizontale)

K_1, K_2, K_3 et d_v pour les plots Avant } suivant la direction verticale
 K'_1, K'_2, K'_3 et d'_v pour les plots arrière } (axe Oz)

REMARQUES

• Les plots admettent une force non linéaire suivant z tel que

$$f(z) = k_3 z^3 + k_2 z^2 + k_1 z$$

• Les rigidités torsionnelles sont nulles $C_x = C_y = C_z = 0$.

52. DEPLACEMENT DES POINTS DE FIXATION PAR RAPPORT AU CHASSIS

On considère un système à six degrés de liberté $x, y, z, \varphi_m, \theta_m$, et ψ_m . Les déplacements de chaque point en fonction des coordonnées généralisées sont (voir Fig. 5.1, 5.2):

$$A \begin{cases} x_1 = x - h \varphi_m - d_1 \varphi_m \\ y_1 = y + h \theta_m + d_1 \varphi_m \\ z_1 = z + d_1 \theta_m - d_1 \varphi_m \end{cases} \quad (5.2)$$

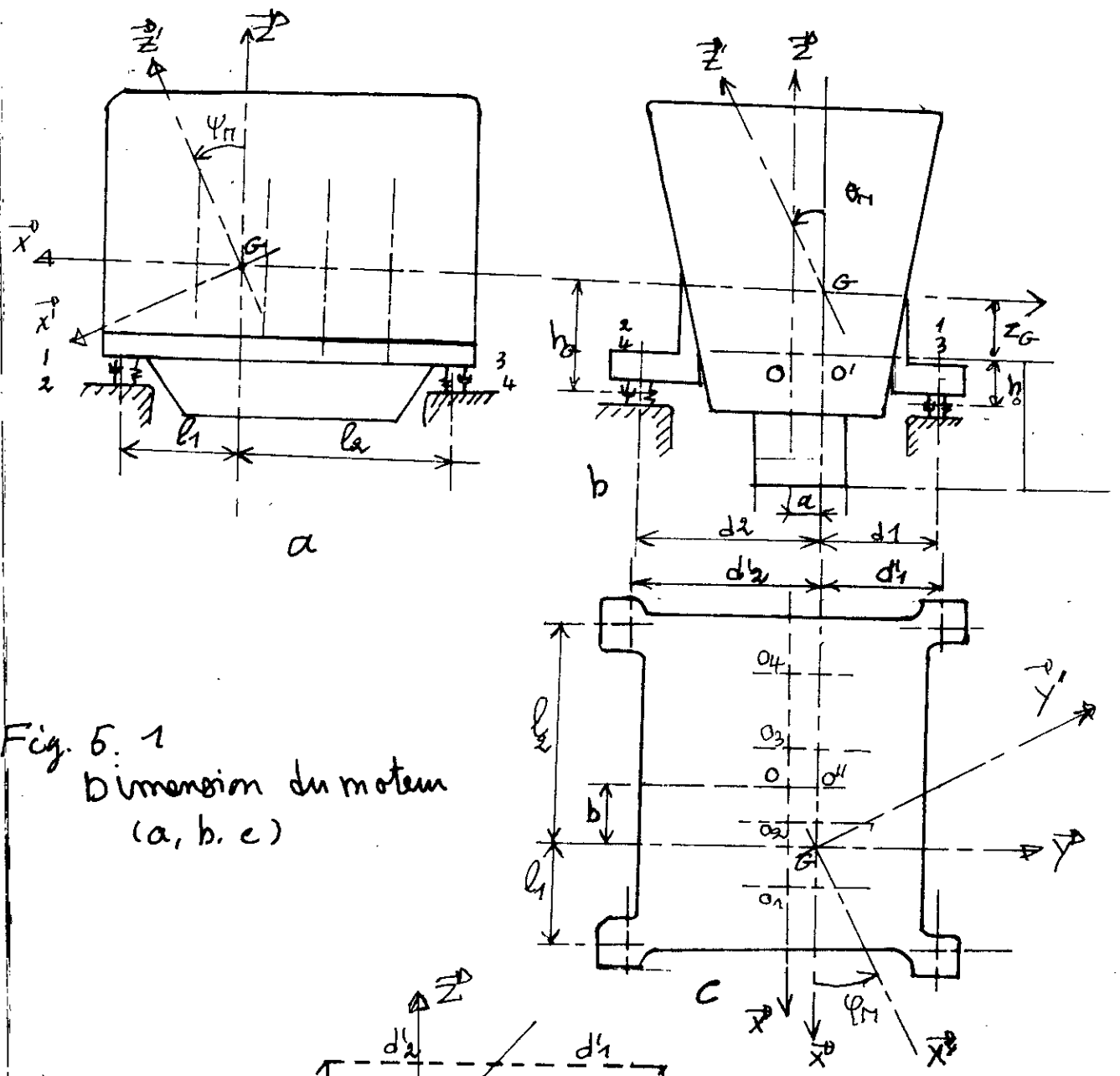


Fig. 5. 1
Dimension du moteur
(a, b, c)

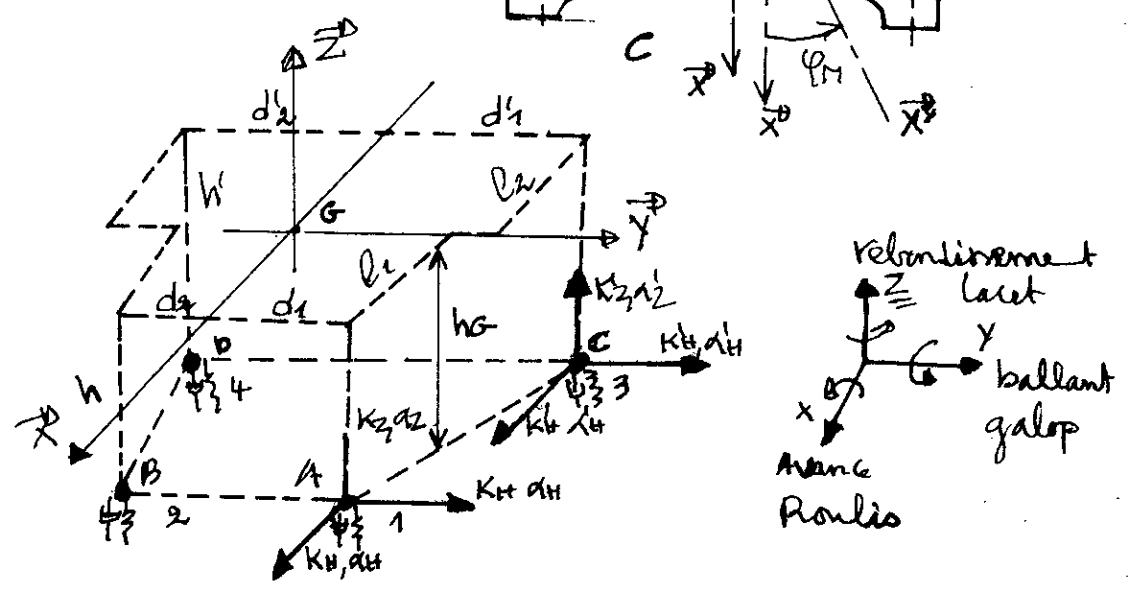


Fig. 5. 2 . Geometrie du moteur avec
la suspension (moteur non fini)

5.3. ENERGIE DE DISSIPATION

l'énergie de dissipation a écrit

$$D = \frac{1}{2} \alpha_H (\dot{x}_1^2 + \dot{x}_2^2) + \frac{1}{2} \alpha_H (\dot{y}_1^2 + \dot{y}_2^2) +$$

$$\frac{1}{2} \alpha_H (\dot{y}_2^2 + \dot{y}_4^2) + \frac{1}{2} \alpha_V (\dot{z}_1^2 + \dot{z}_2^2) + \frac{1}{2} \alpha_V (\dot{z}_2^2 + \dot{z}_4^2) \quad (5.6)$$

ou bien

$$D = \frac{1}{2} \alpha_H \left[(\dot{x} - h' \dot{\varphi}_M - d_1 \dot{\varphi}_M)^2 + (\dot{x} - h' \dot{\varphi}_M + d_2 \dot{\varphi}_M)^2 \right] + \frac{1}{2} \alpha_H \left[(\dot{y} + h' \dot{\varphi}_M - d_1 \dot{\varphi}_M)^2 + (\dot{y} + h' \dot{\varphi}_M + d_2 \dot{\varphi}_M)^2 \right] + \frac{1}{2} \alpha_V \left[(\dot{z} + d_1 \dot{\varphi}_M - d_2 \dot{\varphi}_M)^2 + (\dot{z} - d_1 \dot{\varphi}_M + d_2 \dot{\varphi}_M)^2 \right] \quad (5.7)$$

Derivans & energis dirmpatire pan ruyhat amr
 vektor, alas on a.

$$\frac{\partial \psi}{\partial x} = 2(a_h + a'_h)x - 2(a_h h + a'_h h') \psi_M + [a_h(d_2 - d_1) + a'_h(d_2' - d_1')] \psi_M \quad (5.8)$$

$$\frac{\partial \psi}{\partial y} = 2(a_h + a'_h)y + 2(a_h h + a'_h h') \theta_M + 2(a_1 h - a_2' h') \psi_M \quad (5.9)$$

$$\frac{\partial \psi}{\partial z} = 2(a_v + a'_v)z + [a_v(d_1 - d_2) + a'_v(d_1' - d_2')] \theta_M - 2(a_v a_1 - a'_v a_2) \psi_M \quad (5.10)$$

$$\frac{\partial \psi}{\partial t} = 2(a_h h + a'_h h') \dot{y} + [a_v(d_1 - d_2) + a'_v(d_1' - d_2')] \dot{z} +$$

$$2(a_h h a_1 - a'_h h' a_2) \dot{\psi}_M - [a_1(d_1 - d_2) a_v - a_2'(d_1' - d_2') a'_v] \dot{\psi}_M$$

(5.77)

$$\frac{\partial \psi}{\partial x} = -2(a_h h + a'_h h') \dot{x} - 2(a_v a_1 - a'_v a_2) \dot{z} - [a_1 a_v (d_1 - d_2) - a_2' a'_v (d_1' - d_2')] \dot{\psi}_M$$

$$-2a_2' a'_v (d_1' - d_2') \theta_M + [a_h h (d_1 - d_2) + a'_h h' (d_1' - d_2')] \dot{\psi}_M +$$

$$2[a_h h^2 + a'_h h'^2 + a_v a_1^2 + a'_v a_2'^2] \dot{\psi}_M \quad (5.72)$$

$$\frac{\partial \psi}{\partial y} = -[a_h (d_1 - d_2) + a'_h (d_1' - d_2')] \dot{x} + 2[a_h a_1 - a'_h a_2] \dot{y} +$$

$$2(a_h a_1 a_2 - a'_h a_2' a_1) \theta_M + [a_h h (d_1 - d_2) + a'_h h' (d_1' - d_2')] \dot{\psi}_M$$

$$+ [a_h (d_1^2 + d_2^2 + 2a_1^2) + a'_h (d_1'^2 + d_2'^2 + 2a_2'^2)] \dot{\psi}_M \quad (5.73)$$

54 FORCES GENERALISEES

Les forces et couples extérieures agissant sur le moteur sont :

- le poids propre Mg qui va s'équilibrer à l'état statique.

- Couple de renversement naturel - C_m
- les forces dues à l'élasticité des plots : réaction des appuis (horizontales et verticales)

On pourra donc définir les forces généralisées correspondantes aux déplacements considérés.

541 FORCES GENERALISEES SUIVANT (X)

Soit un déplacement virtuel (δx) suivant x

$$\text{on a. } Q_x \delta x = \sum W_{ext} = [F(x_1) + F(x_2) + F(x_3) + F(x_4)] \delta x.$$

$$\text{donc } Q_x = F(x_1) + F(x_2) + F(x_3) + F(x_4)$$

$$Q_x = K_h x_1 + K_h x_2 + K'h x_3 + K'h x_4$$

$$\text{d'où } Q_x = 2(K_h + K'h)x - 2(K_h h + K'h h') \psi_M + [K_h (d_2 - d_1) + K'h (d_2 - d_1)] \psi_M. \quad (5.14)$$

542 FORCES GENERALISEES SUIVANT (Y)

Soit un déplacement virtuel δy suivant (y) alors

$$\text{on a. } Q_y \delta y = \sum W_{ext y} = (F(y_1) + F(y_2) + F(y_3) + F(y_4)) \delta y$$

$$\text{d'où } Q_y = K_h y_1 + K_h y_2 + K'_h y_3 + K'_h y_4.$$

$$\text{d'où } Q_y = 2(K_h + K_h) y + 2(K_h h + K'_h h') \theta_M + 2(L_1 K_h - L_2 K'_h)$$

$$\cdot \varphi_M \quad (5.15)$$

5.4.3 FORCES GENERALISEES SUIVANT (Z)

Soit un déplacement virtuel δz suivant (Z)

$$\text{on a: } Q_z \delta z = \sum W(F_{ext})$$

$$Q_z \delta z = (F(z_1) + F(z_2) + F(z_3) + F(z_4)) \delta z$$

$$\text{d'où } Q_z = F(z_1) + F(z_2) + F(z_3) + F(z_4)$$

$$Q_z = k_3 z_1^3 + k_2 z_1^2 + k_1 z_1 + k_3 z_3^3 + k_2 z_2^2 + k_1 z_2 + k'_3 z_3^3 + k'_2 z_3^2$$

$$+ k'_1 z_3 + k'_2 z_4^3 + k'_1 z_4^2 + k'_1 z_4$$

$$Q_z = k_3 (z_1^3 + z_3^3) + k'_3 (z_3^3 + z_4^3) + k_2 (z_1^2 + z_2^2) + k'_2 (z_3^2 + z_4^2) +$$

$$k_1 (z_1 + z_2) + k'_1 (z_3 + z_4) \quad (5.16)$$

5.4.4 FORCES GENERALISEES SUIVANT (θ_M)

Soit un déplacement virtuel $\delta \theta_M$

$$\text{on a } \sum W(M(F_{ext})) = Q_{\theta_M} \delta \theta_M.$$

$$\sum M(F_{ext}) = (F(z_1) d_1 + F(z_2) d'_1 - F(z_3) d_2 - F(z_4) d'_2 + K_h (y_1 + y_2) h$$

$$+ K'_h (y_3 + y_4) h' - C_m)$$

alors

$$Q_0 = k_3 (d_1 z_1^3 - d_2 z_2^3) + k'_3 (d'_1 z_3^3 - d'_2 z_4^3) +$$

$$k_2 (d_1 z_1^2 - d_2 z_2^2) + k'_2 (d'_1 z_3^2 - d'_2 z_4^2) + K_h (y_1 + y_2) h +$$

$$K'_h (y_3 + y_4) h' - C_m. \quad (5.17)$$

545 FORCES GENERALISEES SUIVANT (ψ_M)

Soit un déplacement virtuel $\delta \psi_M$ suivant ψ_M

$$\text{on a: } Q_{\psi_M} \delta \psi_M = \sum W(\Gamma(\text{Forc}))$$

$$Q_{\psi_M} = [F(z_3) + F(z_4)] l_2 - [F(z_1) + F(z_2)] l_1$$

$$- [F(x_1) + F(x_2)] h - [F(x_3) + F(x_4)] h'$$

d'où

$$Q_{\psi_M} = [k'_3 (z_3^3 + z_4^3) + k'_2 (z_3^2 + z_4^2)] l_2 - [k_3 (z_1^3 + z_2^3) +$$

$$k_2 (z_1^2 + z_2^2)] l_1 - 2(K_h h + K'_h h') x + 2(k'_1 l_2 - k_1 l_1) z +$$

$$(k_1 l_2 (d_1 - d_2) - k'_1 l_1 (d'_1 - d'_2)) \theta_M + (2(k'_1 l_2^2 - k_1 l_1^2) + 2(K_h h^2 +$$

$$K'_h h'^2)) \psi_M - [K_h h (d_2 - d_1) + K'_h h' (d'_2 - d'_1)] \varphi_M \quad (5.18)$$

546 FORCES GENERALISEES SUIVANT (φ_M)

Soit un déplacement virtuel $\delta \varphi_M$, on a donc

$$Q_{\varphi_M} \delta \varphi_M = \sum W(\Gamma(\text{Forc}))$$

$$\text{d'où } Q_{\varphi_M} = [F(y_1) + F(y_2)] l_1 - [F(y_3) + F(y_4)] l_2$$

$$+ F(x_2) dx_2 + F(x_4) dx_4 - F(x_1) dx_1 - F(x_3) dx_3$$

$$\begin{aligned} \text{d'où } Q\varphi_M = & [Kh(dx_2 - dx_1) + K'h(dx'_2 - dx'_1)] X + 2(Kh l_1 - K'h l_2) Y \\ & + 2(Kh l_1 h - K'h l_2 h') \theta_M + [Kh(dx_1 h - dx_2 h) + K'h h'(dx'_1 - dx'_2)] \varphi_M \\ & + [2(Kh l_1^2 + K'h l_2^2) + Kh(dx_2^2 + dx_1^2) + K'h(dx_2'^2 + dx_1'^2)] \varphi_M. \end{aligned}$$

(519)

55 ENERGIE CINETIQUE

551 RAPPEL

L'énergie cinétique du corps dans le mouvement général.

- O : est le pôle
- \vec{r} : rayon position de la masse dm .
- \vec{r}_0 : rayon position du pôle O
- $\vec{\rho}$: rayon position relatif du point matériel dm

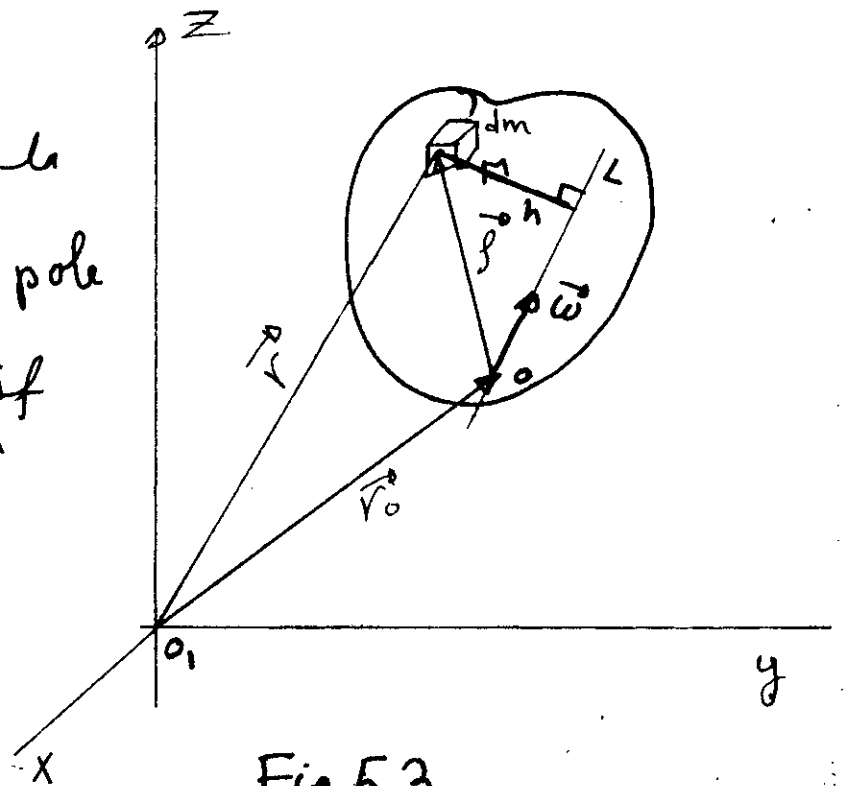


Fig 5.3.

Par définition, l'énergie cinétique du point matériel M de masse dm est:

$$dT = \frac{1}{2} v^2 dm. \quad (5.20)$$

on a : $\vec{v} = \frac{d\vec{r}}{dt}$

avec $\vec{r} = \vec{r}_0 + \vec{p}$

d'où $\vec{v} = \dot{\vec{r}}_0 + \vec{\omega} \wedge \vec{p}$

$$v^2 = \dot{r}_0^2 + 2 \cdot \dot{\vec{r}}_0 \cdot (\vec{\omega} \wedge \vec{p}) + (\vec{\omega} \wedge \vec{p})^2$$

on pose $\vec{v}_0 = \dot{\vec{r}}_0$

alors l'équation (5.20) devient

$$dT = \frac{1}{2} v_0^2 dm + \vec{v}_0 \cdot (\vec{\omega} \wedge \vec{p}) dm + \frac{1}{2} (\vec{\omega} \wedge \vec{p})^2 dm$$

alors l'énergie cinétique du système est:

$$T = \int_m dT = \frac{1}{2} m v_0^2 + \vec{v}_0 \cdot \int_m (\vec{\omega} \wedge \vec{p}) dm + \frac{1}{2} \int_m (\vec{\omega} \wedge \vec{p})^2 dm$$

ou bien

$$T = \frac{1}{2} m v_0^2 + \vec{v}_0 \cdot \int_m (\vec{\omega} \wedge \vec{p}) dm + \frac{1}{2} \omega^2 \int_m h^2 dm$$

$$\text{d'où } T = \frac{1}{2} m v_0^2 + \vec{v}_0 \cdot \int_m (\vec{\omega} \wedge \vec{p}) dm + \frac{1}{2} \omega^2 J_L \quad (5.21)$$

avec J_L moment d'inertie de la masse par rapport à l'axe instantané de rotation.

Mais, nous appliquons le théorème de Koenig qui s'énonce comme suite:

"L'énergie cinétique d'un solide dans son mouvement absolu est égale à l'énergie cinétique dans le mouvement autour du centre d'inertie augmentée de l'énergie cinétique du centre d'inertie affectée de la masse totale.

Il se traduit par.

$$E_c^0 = E_c^{0*} + \frac{1}{2} m V^{0^2}(G)$$

ou bien $E_c^0 = \frac{1}{2} m V^{0^2}(G) + \frac{1}{2} \vec{\omega}^t \cdot [I] \cdot \vec{\omega}^0$ (5.22)

où $V^0(G)$ est la vitesse absolue du centre de gravité de l'élément considéré.

Ce théorème est le cas particulier de la relation (5.21) en faisant $O=S$ = centre de masse alors.

$$\vec{V}_0 \cdot (\vec{\omega} \wedge \vec{p}_s) dm = \vec{V}_0 \wedge \vec{\omega} \cdot \int_m \vec{p}_s dm = 0$$

Car $\int_m \vec{p} dm$ = centre de masse.

donc $T = \frac{1}{2} m V_s^2 + \frac{1}{2} \omega^2 J_c$.

Donc on a besoin des vitesses absolues des différents points.

552 CALCUL DES VITESSES ABSOLUES

DU BLOC MOTEUR

Elle est donnée par.

$$\vec{V}_{pm}^0 = \dot{x} \vec{i}^0 + \dot{y} \vec{j}^0 + \dot{z} \vec{k}^0 \quad (5.23)$$

la vitesse de rotation est:

$$\vec{\omega}_{pm}^0 = \dot{\theta}_M \vec{i}^0 + \dot{\psi}_M \vec{j}^0 + \dot{\varphi}_M \vec{k}^0 \quad (5.24)$$

DE LA MANIVELLE

on a: $\vec{GG}_m = \vec{GO} + \vec{O} \vec{G}_m$

$$\vec{GO} = \vec{GO}' + \vec{O}' \vec{O}'' + \vec{O}'' \vec{O} + \vec{OO}' \quad (\text{voir Fig 5.4})$$

Fig 5.4) dme

$$\vec{GO} = [-z_G \sin \psi_M + (P_0 - b) \cos \psi_M + (P_0 - b) \cos \psi_M + a \sin \psi_M] \vec{i} + [z_G \sin \theta_M + (P_0 - b) \sin \psi_M - a \cos \theta_M] \vec{j} + [-z_G \cos \psi_M - (P_0 - b) \sin \psi_M - a \sin \theta_M - a \cos \psi_M] \vec{k}$$

$$\vec{OO}' = L_m \cos \theta \vec{k}' - L_m \sin \theta \vec{j}'$$

avec (A)
$$\begin{cases} \vec{j}' = -\sin \psi_M \vec{i} + (\cos \theta_M + \sin \theta_M \sin \psi_M) \vec{k} \\ \vec{k}' = \sin \psi_M \vec{i} - \sin \theta_M \vec{j} + (\cos \theta_M + \sin \psi_M) \vec{k} \end{cases}$$

(voir ANNEX)

d'où on a:

$$\vec{OO}' = L_m [\cos \theta \sin \psi_M + \sin \theta \sin \psi_M] \vec{i} - L_m [\cos \theta \sin \theta_M + \sin \theta \cos \theta_M] \vec{j} + L_m [\cos \theta (\cos \theta_M + \cos \psi_M) - \sin \theta (\sin \theta_M + \cos \psi_M)] \vec{k}$$

d'où la vitesse du point G_m

$$\vec{V}_{G_m} = \dot{x} \vec{i} + \dot{y} \vec{j} + \dot{z} \vec{k} + \frac{d\vec{GG}_m}{dt}$$

$$\vec{V}_{G_m} = [\dot{x} + \dot{\psi}_M (-z_G \cos \psi_M - (P_0 - b) \sin \psi_M + L_m \cos \theta \cos \psi_M)] \vec{i} + [\dot{y} + \dot{\psi}_M (z_G \sin \psi_M + (P_0 - b) \cos \psi_M - L_m \sin \theta \sin \psi_M)] \vec{j} + [\dot{z} + \dot{\psi}_M (z_G \sin \theta_M + (P_0 - b) \sin \psi_M - a \cos \theta_M - L_m \sin \theta \cos \theta_M)] \vec{k}$$

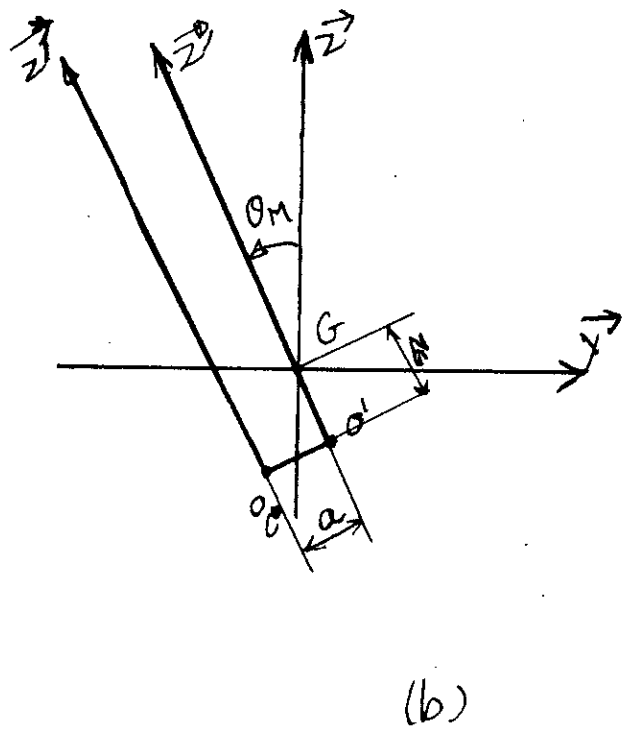
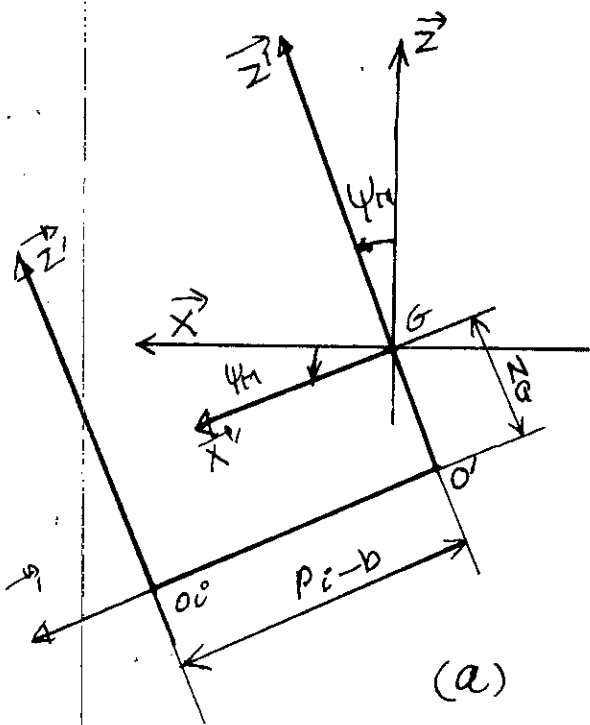
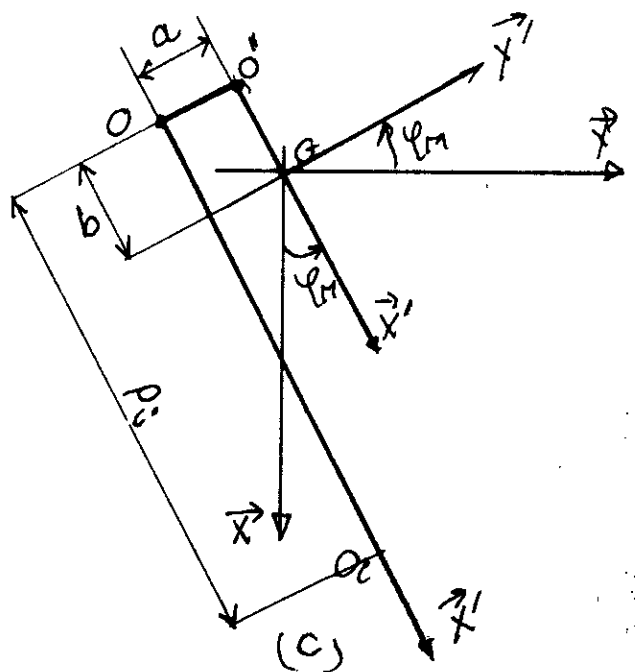


Fig. 5 4

Definition des mouvements et des repères.

- a/ mouvement de galop (ψ_m)
- b/ mouvement de Roulis (θ_m)
- c/ mouvement de lacet (φ_m)



$$\begin{aligned}
& + \dot{\varphi}_M \left[-(P_0 - b) \sin \varphi_M + a \cos \varphi_M + L_m \sin \theta \cos \varphi_M \right] + \dot{\theta} \left[-L_m \right. \\
& \left. \sin \theta \sin \varphi_M + L_m \cos \theta \sin \varphi_M \right] \vec{c}^D + \left[\dot{y} + \dot{\theta}_M (Z_G \cos \theta_M + a \cdot \right. \\
& \left. \sin \theta_M - L_m \cos \theta \cos \theta_M + L_m \sin \theta \sin \theta_M) + \dot{\varphi}_M (P_0 - b) \cos \varphi_M \right. \\
& \left. + \dot{\theta} (L_m \sin \theta \sin \theta_M - L_m \cos \theta \cos \theta_M) \right] \vec{j}^D + \left[\dot{z} + \dot{\theta}_M (Z_G \sin \theta_M - \right. \\
& \left. a \cos \theta_M - L_m \cos \theta \sin \theta_M - L_m \sin \theta \cos \theta_M) + \dot{\varphi}_M (Z_G \sin \varphi_M \right. \\
& \left. - (P_0 - b) \cos \varphi_M - L_m \cos \theta \sin \varphi_M) + \dot{\psi}_M (a \sin \varphi_M + L_m \sin \theta \right. \\
& \left. \sin \varphi_M) + \dot{\theta} (-L_m \sin \theta (\cos \theta_M + \cos \varphi_M) - L_m \cos \theta (\sin \theta_M \right. \\
& \left. + \cos \varphi_M)) \right] \vec{k}^D \quad (5.25)
\end{aligned}$$

DE LA PREMIERE BIELLE

$$\text{on a : } \overrightarrow{GGb_1} = \overrightarrow{Goi} + \overrightarrow{oiGb_1}$$

$$\overrightarrow{oiGb_1} = (z_{b_1} \cos \sigma + y_{b_1} \sin \sigma) \vec{k}_0^D + (y_{b_1} \cos \sigma - z_{b_1} \sin \sigma) \vec{j}_0^D$$

En tenant compte des relations (A), on obtient

$$\begin{aligned}
\overrightarrow{oiGb_1} &= \left[(z_{b_1} \cos \sigma + y_{b_1} \sin \sigma) \sin \varphi_M - (y_{b_1} \cos \sigma - z_{b_1} \sin \sigma) \sin \varphi_M \right] \vec{c}^D \\
&+ \left[(y_{b_1} \cos \sigma - z_{b_1} \sin \sigma) \cos \theta_M - (z_{b_1} \cos \sigma + y_{b_1} \sin \sigma) \sin \theta_M \right] \vec{j}^D \\
&+ \left[(z_{b_1} \cos \sigma + y_{b_1} \sin \sigma) (\cos \theta_M + \cos \varphi_M) + (y_{b_1} \cos \sigma - z_{b_1} \sin \sigma) \cdot \right. \\
&\left. (\sin \theta_M + \cos \varphi_M) \right] \vec{k}^D
\end{aligned}$$

d'où la vitesse

$$\overrightarrow{V_{Gb_1}} = \dot{x} \vec{c}^D + \dot{y} \vec{j}^D + \dot{z} \vec{k}^D + \frac{d \overrightarrow{GGb_1}}{dt}$$

$$\begin{aligned}
\vec{V}_{B1} = & \left[\dot{x} + \dot{\psi}_M (-z_0 \cos \psi_M - (P_0 - b) \sin \psi_M) + \dot{\psi}_M (- (P_0 - b) \sin \psi_M \right. \\
& + a \cos \psi_M) + (\dot{z}_0 \cos \sigma + \dot{y}_0 \sin \sigma) \sin \psi_M + (z_0 \cos \sigma + y_0 \sin \sigma) \dot{\psi}_M \\
& \cos \psi_M - (\dot{y}_0 \cos \sigma - \dot{z}_0 \sin \sigma) \sin \psi_M - (\dot{y}_0 \cos \sigma - \dot{z}_0 \sin \sigma) \dot{\psi}_M \cdot \\
& \left. \cos \psi_M \right] \vec{i}^D + \left[\dot{y} + \dot{\theta}_M (z_0 \cos \theta_M + a \sin \theta_M - (z_0 \cos \sigma + y_0 \sin \sigma) \cdot \right. \\
& \cos \theta_M - (\dot{y}_0 \cos \sigma - \dot{z}_0 \sin \sigma) \sin \theta_M) + \dot{\psi}_M ((P_0 - b) \cos \psi_M) - \\
& \left. (\dot{z}_0 \cos \sigma + \dot{y}_0 \sin \sigma) \sin \theta_M + (\dot{y}_0 \cos \sigma - \dot{z}_0 \sin \sigma) \cos \theta_M \right] \vec{j}^D \\
& + \left[\dot{z} + \dot{\theta}_M (z_0 \sin \theta_M - a \cos \theta_M - (z_0 \cos \sigma + y_0 \sin \sigma) \sin \theta_M + \right. \\
& (\dot{y}_0 \cos \sigma - \dot{z}_0 \sin \sigma) \cos \theta_M) + \dot{\psi}_M (z_0 \sin \psi_M - (P_0 - b) \cos \psi_M \\
& - (z_0 \cos \sigma + y_0 \sin \sigma) \sin \psi_M) + \dot{\psi}_M (a \sin \psi_M - (\dot{y}_0 \cos \sigma \\
& - \dot{z}_0 \sin \sigma) \cos \psi_M) + (\dot{z}_0 \cos \sigma + \dot{y}_0 \sin \sigma) (\cos \theta_M + \cos \psi_M) \\
& \left. + (\dot{y}_0 \cos \sigma - \dot{z}_0 \sin \sigma) (\sin \theta_M + \cos \psi_M) \right] \vec{k}^D \quad (5.26)
\end{aligned}$$

DU PREMIER PISTON

$$\text{On a : } \vec{G \cdot B} = \vec{G \cdot O_0} + \vec{O_0 \cdot B}$$

$$\begin{aligned}
\vec{O_0 \cdot B} = & z_{B1} (\cos \sigma \sin \psi_M + \sin \sigma \sin \psi_M) \vec{i}^D - z_{B1} (\cos \sigma \sin \theta_M \\
& + \sin \sigma \cos \theta_M) \vec{j}^D + z_{B1} (\cos \sigma (\cos \theta_M + \cos \psi_M) - \sin \sigma (\sin \theta_M \\
& + \cos \psi_M)) \vec{k}^D
\end{aligned}$$

d'où la vitesse

$$\vec{V}_{B1} = \dot{x} \vec{i}^D + \dot{y} \vec{j}^D + \dot{z} \vec{k}^D + \frac{d\vec{G \cdot B}}{dt}$$

$$\begin{aligned} \vec{V}_{B1}^D = & \left[\dot{x} + \dot{\psi}_M (-z_6 \cos \psi_M - (p_0 - b) \sin \psi_M - z_{B1} \cos \sigma \cos \psi_M) + \right. \\ & \dot{\varphi}_M \left(-(p_0 - b) \sin \psi_M + z_{B1} \sin \sigma \cos \psi_M + a \cos \psi_M \right) + \dot{z}_{B1} \cos \sigma \\ & \sin \psi_M + \dot{z}_{B1} \sin \sigma \sin \psi_M \left. \right] \vec{i}^D + \left[\dot{y} + \dot{\theta}_M (z_6 \cos \theta_M + a \sin \theta_M - \right. \\ & z_{B1} \cos \sigma \cos \theta_M + z_{B1} \sin \sigma \sin \theta_M) + \dot{\varphi}_M (p_0 - b) \cos \psi_M - \\ & \dot{z}_{B1} \cos \sigma \sin \theta_M - \dot{z}_{B1} \sin \sigma \cos \theta_M \left. \right] \vec{j}^D + \left[\dot{z} + \dot{\theta}_M (z_6 \sin \theta_M - \right. \\ & a \cos \theta_M - z_{B1} \cos \sigma \sin \theta_M - z_{B1} \sin \sigma \cos \theta_M) + \dot{\psi}_M (z_6 \sin \psi_M \\ & - (p_0 - b) \cos \psi_M - z_{B1} \cos \sigma \sin \psi_M) + \dot{\varphi}_M (a \sin \psi_M + z_{B1} \sin \sigma \\ & \sin \psi_M) + \dot{z}_{B1} \cos \sigma (\cos \theta_M + \cos \psi_M) - \dot{z}_{B1} \sin \sigma (\sin \theta_M \\ & \left. + \cos \psi_M) \right] \vec{k}^D \quad (5.27) \end{aligned}$$

LA DE DEUXIEME BIELLE

De même, on a : $\vec{G}^p b_2 = \vec{G}^p c_0 + a \vec{G}^p b_2$

$$\begin{aligned} a c_0 \vec{G}^p b_2 = & \left[(z_{b2} \cos \sigma - y_{b2} \sin \sigma) \sin \psi_M - (z_{b2} \sin \sigma + y_{b2} \cos \sigma) \right. \\ & \left. \sin \psi_M \right] \vec{i}^D + \left[(z_{b2} \sin \sigma + y_{b2} \cos \sigma) \cos \theta_M - (z_{b2} \cos \sigma - \right. \\ & \left. y_{b2} \sin \sigma) \sin \theta_M \right] \vec{j}^D + \left[(z_{b2} \cos \sigma - y_{b2} \sin \sigma) (\cos \theta_M + \cos \psi_M) \right. \\ & \left. + (z_{b2} \sin \sigma + y_{b2} \cos \sigma) (\sin \theta_M + \cos \psi_M) \right] \vec{k}^D \end{aligned}$$

d'où la vitesse

$$\vec{V}_{G^p b_2} = \dot{x} \vec{i}^D + \dot{y} \vec{j}^D + \dot{z} \vec{k}^D + \frac{d \vec{G}^p b_2}{dt}$$

$$\begin{aligned}
\vec{V}_{B2} = & \left[\dot{x} + \dot{\psi}_M (-z_G \cos \psi_M - (P_0 - b) \sin \psi_M + (z_{B2} \cos \sigma - y_{B2} \sin \sigma) \cos \psi_M) + \dot{\psi}_M (- (P_0 - b) \sin \psi_M + a \cos \psi_M - (z_{B2} \sin \sigma + y_{B2} \cos \sigma) \cos \psi_M) + (\dot{z}_{B2} \cos \sigma - \dot{y}_{B2} \sin \sigma) \sin \psi_M - (\dot{z}_{B2} \sin \sigma + \dot{y}_{B2} \cos \sigma) \sin \psi_M \right] \vec{i}^D + \left[\dot{y} + \dot{\theta}_M (z_G \cos \theta_M + a \sin \theta_M - (z_{B2} \cos \sigma - y_{B2} \sin \sigma) \cos \theta_M - (z_{B2} \sin \sigma + y_{B2} \cos \sigma) \sin \theta_M) + \dot{\psi}_M ((P_0 - b) \cos \psi_M - (z_{B2} \cos \sigma - y_{B2} \sin \sigma) \sin \theta_M + (\dot{z}_{B2} \sin \sigma + \dot{y}_{B2} \cos \sigma) \cos \theta_M) \right] \vec{j}^D \\
& + \left[\dot{z} + \dot{\theta}_M (z_G \sin \theta_M - a \cos \theta_M - (z_{B2} \cos \sigma - y_{B2} \sin \sigma) \sin \theta_M + (z_{B2} \sin \sigma + y_{B2} \cos \sigma) \cos \theta_M) + \dot{\psi}_M (z_G \sin \psi_M - (P_0 - b) \cos \psi_M - (z_{B2} \cos \sigma - y_{B2} \sin \sigma) \sin \psi_M + \dot{\psi}_M (a \sin \psi_M - (z_{B2} \sin \sigma + y_{B2} \cos \sigma) \sin \psi_M) + (\dot{z}_{B2} \cos \sigma - \dot{y}_{B2} \sin \sigma) (\cos \theta_M + \cos \psi_M) + (\dot{z}_{B2} \sin \sigma + \dot{y}_{B2} \cos \sigma) (\sin \theta_M + \cos \psi_M) \right] \vec{k}^D \quad (5.28)
\end{aligned}$$

DU DEUXIEME PISTON

De même, on a : $\vec{G}_{B2} = \vec{G}_{O1} + \vec{O1B2}$

d'où la vitesse, $\vec{V}_{B2} = \dot{x} \vec{i}^D + \dot{y} \vec{j}^D + \dot{z} \vec{k}^D + \frac{d\vec{G}_{B2}}{dt}$

$$\begin{aligned}
\vec{V}_{B2} = & \left[\dot{x} + \dot{\psi}_M (-z_G \cos \psi_M - (P_0 - b) \sin \psi_M - z_{B2} \cos \sigma \cos \psi_M) + \dot{\psi}_M (- (P_0 - b) \sin \psi_M + a \cos \psi_M - z_{B2} \sin \sigma \cos \psi_M) + \dot{z}_{B2} \cos \sigma \sin \psi_M - \dot{z}_{B2} \sin \sigma \sin \psi_M \right] \vec{i}^D + \left[\dot{y} + \dot{\theta}_M (z_G \cos \theta_M + a \sin \theta_M \right.
\end{aligned}$$

$$\begin{aligned}
& -Z_{B2} \cos \sigma \cos \theta_M - Z_{B2} \sin \sigma \sin \theta_M) + \psi_M (P_1^0 - b) \cos \psi_M - \\
& \dot{Z}_{B2} \cos \sigma \sin \theta_M + \dot{Z}_{B2} \sin \sigma \cos \theta_M] \vec{j}^D + [\dot{Z} + \dot{\theta}_M (Z_G \sin \theta_M \\
& - a \cos \theta_M - Z_{B2} \cos \sigma \sin \theta_M + Z_{B2} \sin \sigma \cos \theta_M) + \psi_M (Z_G \sin \psi_M \\
& - (P_1^0 - b) \cos \psi_M - Z_{B2} \cos \sigma \sin \psi_M) + \psi_M (a \sin \psi_M - Z_{B2} \sin \sigma \\
& \sin \psi_M) + \dot{Z}_{B2} \cos \sigma (\cos \theta_M + \cos \psi_M) + \dot{Z}_{B2} \sin \sigma (\sin \theta_M + \\
& \cos \psi_M)] \vec{k}^D \quad (5.29)
\end{aligned}$$

553 ENERGIE CINETIQUE DE LA MANIVELLE

La vitesse de rotation de la manivelle est :

$$\begin{aligned}
\vec{\omega}_{Gm} = \dot{\theta} \vec{i}' \quad \text{avec} \quad \vec{i}' = (\cos \psi_M + \cos \varphi_M) \vec{i}^D + \sin \varphi_M \vec{j}^D \\
+ (\sin \varphi_M - \sin \psi_M) \vec{k}^D
\end{aligned}$$

$$\text{d'où} \quad \vec{\omega}_{Gm} = \dot{\theta} (\cos \psi_M + \cos \varphi_M) \vec{i}^D + \dot{\theta} \sin \varphi_M \vec{j}^D + \dot{\theta} (\sin \varphi_M - \sin \psi_M) \vec{k}^D$$

alors on a :

$$\frac{1}{2} \vec{\omega}_{Gm}^t \cdot [J] \vec{\omega}_{Gm} = \frac{1}{2} [I_{mx} (\cos \psi_M + \cos \varphi_M)^2 + I_{my} \sin^2 \varphi_M \\
+ I_{mz} (\sin \varphi_M - \sin \psi_M)^2] \dot{\theta}^2 \quad (\text{voir annexe B})$$

d'où l'énergie cinétique.

$$\begin{aligned}
T_m = \frac{1}{2} m_m \left[(\dot{X} + \dot{\psi}_M (-Z_G \cos \psi_M - (P_1^0 - b) \sin \psi_M + L_m \cos \theta \cos \psi_M) \right. \\
\left. + \dot{\psi}_M (-P_1^0 - b) \sin \psi_M + a \cos \psi_M + L_m \sin \theta \cos \psi_M) + \dot{\theta} (-L_m \sin \theta \sin \psi_M + \right.
\end{aligned}$$

$$\begin{aligned}
& + L_m \cos \theta \sin \varphi_M) \Big)^2 + \left(\dot{y} + \dot{\theta}_M (z_G \cos \theta_M + a \sin \theta_M - L_m \cos \theta \cos \theta_M + \right. \\
& L_m \sin \theta \sin \theta_M) + \dot{\varphi}_M (P_1 - b) \cos \varphi_M + \theta (L_m \sin \theta \sin \theta_M - L_m \cos \theta \\
& \cos \theta_M) \Big)^2 + \left(\dot{z} + \dot{\theta}_M (z_G \sin \theta_M - a \cos \theta_M - L_m \cos \theta \sin \theta_M - L_m \right. \\
& \sin \theta \cos \theta_M) + \dot{\varphi}_M (z_G \sin \varphi_M - (P_1 - b) \cos \varphi_M - L_m \cos \theta \sin \varphi_M) \\
& + \dot{\varphi}_M (a \sin \varphi_M + L_m \sin \theta \sin \varphi_M) + \theta (-L_m \sin \theta (\cos \theta_M + \cos \varphi_M) - \\
& L_m \cos \theta (\sin \theta_M + \cos \varphi_M)) \Big)^2 \Big] + \frac{1}{2} \left[I_{Mx} (\cos \psi_M + \cos \varphi_M)^2 + I_{My} \sin^2 \varphi_M \right. \\
& \left. + I_{Mz} (\sin \varphi_M - \sin \psi_M)^2 \right] \theta^2 \quad (5.30)
\end{aligned}$$

5.5.4. ENERGIE CINETIQUE DE LA PREMIERE BIELLE

La vitesse de rotation est :

$$\begin{aligned}
\vec{\omega}_{AB1} = \vec{\omega}_{AB1} \vec{z}^0 &= \omega_{AB1} (\cos \psi_M + \cos \varphi_M) \vec{z}^0 + \omega_{AB1} \sin \varphi_M \vec{y}^0 + (\sin \varphi_M \\
& - \sin \psi_M) \omega_{AB1} \vec{x}^0
\end{aligned}$$

$$\begin{aligned}
\text{d'où } \frac{1}{2} \vec{\omega}_{AB1}^t \cdot [J] \cdot \vec{\omega}_{AB1} &= \frac{1}{2} \omega_{AB1}^2 \left[(\cos \psi_M + \cos \varphi_M)^2 I_{Bx} + \sin^2 \varphi_M I_{By} \right. \\
& \left. + (\sin \varphi_M - \sin \psi_M)^2 I_{Bz} \right]
\end{aligned}$$

alors l'énergie cinétique est :

$$\begin{aligned}
T_{B1} = \frac{1}{2} M_{B1} \Big[& \left(\dot{x} + \dot{\varphi}_M (-z_G \cos \psi_M - (P_1 - b) \sin \psi_M + (z_{B1} \cos \theta + y_{B1} \sin \theta) \cos \theta_M \right. \\
& \left. + (z_{B1} \cos \theta + y_{B1} \sin \theta) \sin \varphi_M - (\dot{y}_{B1} \cos \theta - \dot{z}_{B1} \sin \theta) \sin \varphi_M \right)^2 + \left(\dot{y} + \dot{\theta}_M (\right. \\
& z_G \cos \theta_M + a \sin \theta_M - (z_{B1} \cos \theta + y_{B1} \sin \theta) \cos \theta_M - (y_{B1} \cos \theta - z_{B1} \sin \theta)
\end{aligned}$$

$$\begin{aligned}
& \dot{\theta}_M \sin \theta_M + \dot{\varphi}_M (P_0 - b) \cos \varphi_M - (\dot{z}_B \cos \sigma + \dot{y}_B \sin \sigma) \sin \theta_M + (\dot{y}_B \cos \sigma - \\
& \dot{z}_B \sin \sigma) \cos \theta_M)^2 + \left(\dot{z} + \dot{\theta}_M (z_G \sin \theta_M - a \cos \theta_M - (\dot{z}_B \cos \sigma + \dot{y}_B \sin \sigma) \cdot \right. \\
& \sin \theta_M + (\dot{y}_B \cos \sigma - \dot{z}_B \sin \sigma) \cos \theta_M + \dot{\varphi}_M (z_G \sin \varphi_M - (P_0 - b) \cos \varphi_M - \\
& (\dot{z}_B \cos \sigma + \dot{y}_B \sin \sigma) \sin \varphi_M) + \dot{\varphi}_M (a \sin \varphi_M - (\dot{y}_B \cos \sigma - \dot{z}_B \sin \sigma) \sin \varphi_M) \\
& \left. + (\dot{z}_B \cos \sigma + \dot{y}_B \sin \sigma) (\cos \theta_M + \cos \varphi_M) + (\dot{y}_B \cos \sigma - \dot{z}_B \sin \sigma) (\sin \theta_M \right. \\
& \left. + \cos \varphi_M) \right)^2 \Big] + \frac{1}{2} \omega_{\text{rot}}^2 \left[(\cos \varphi_M + \cos \psi_M)^2 I_{B1x} + I_{B1y} \sin^2 \varphi_M + I_{B1z} (\sin \varphi_M - \sin \psi_M)^2 \right]. \quad (5.31)
\end{aligned}$$

5.5.5. ENERGIE CINETIQUE DU PREMIER PISTON

La vitesse de rotation du piston est nulle alors

$$\frac{1}{2} \vec{\omega}^t [J] \vec{\omega}^0 = 0$$

d'où l'énergie cinétique :

$$\begin{aligned}
T_{P_1} = & \frac{1}{2} M_{P_1} \left[\left(\dot{x} + \dot{\varphi}_M (-z_G \cos \varphi_M - (P_0 - b) \sin \varphi_M - z_{P_1} \cos \sigma \cos \varphi_M) + \right. \right. \\
& \dot{\varphi}_M \left. \left(-(P_0 - b) \sin \varphi_M + a \cos \varphi_M + z_{P_1} \sin \sigma \cos \varphi_M \right) + \dot{z}_B \cos \sigma \sin \varphi_M \right. \\
& \left. + \dot{z}_B \sin \sigma \sin \varphi_M \right)^2 + \left(\dot{y} + \dot{\theta}_M (z_G \cos \theta_M + a \sin \theta_M - z_{P_1} \cos \sigma \cos \theta_M \right. \\
& \left. + z_{P_1} \sin \sigma \sin \theta_M) + \dot{\varphi}_M (P_0 - b) \cos \varphi_M - \dot{z}_B \cos \sigma \sin \theta_M - \dot{z}_B \sin \sigma \cos \theta_M \right)^2 \\
& \left. + \left(\dot{z} + \dot{\theta}_M (z_G \sin \theta_M - a \cos \theta_M - z_{P_1} \cos \sigma \sin \theta_M - z_{P_1} \sin \sigma \cos \theta_M) \right. \right. \\
& \left. \left. + \dot{\varphi}_M (z_G \sin \varphi_M - (P_0 - b) \cos \varphi_M - z_{P_1} \cos \sigma \sin \varphi_M) + \right. \right.
\end{aligned}$$

$$\dot{\varphi}_M \left[a \sin \varphi_M + z_{B1} \sin \sigma \sin \varphi_M + z_{B1} \cos \sigma (\cos \theta_M + \cos \varphi_M) - z_{B1} \sin \sigma (\sin \theta_M + \cos \varphi_M) \right] \quad (5.32)$$

5.5.6. ENERGIE CINETIQUE DE LA DEUXIEME BIELLE

La vitesse de rotation de la deuxième bielle est:

$$\vec{\omega}_{nb2} = \omega_{nb2} \vec{e}^D = \omega_{nb2} (\cos \varphi_M + \cos \varphi_M) \vec{i}^D + \omega_{nb2} \sin \varphi_M \vec{j}^D + (\sin \varphi_M - \sin \varphi_M) \omega_{nb2} \vec{k}^D$$

$$\text{d'où } \frac{1}{2} \vec{\omega}_{nb2}^T [J] \vec{\omega}^D = \frac{1}{2} \omega_{nb2}^2 \left[(\cos \varphi_M + \cos \varphi_M)^2 I_{b2x} + I_{b2y} \sin^2 \varphi_M + (\sin \varphi_M - \sin \varphi_M)^2 I_{b2z} \right]$$

Donc l'énergie cinétique est:

$$\begin{aligned} T_{b2} = \frac{1}{2} M_{b2} & \left[(\dot{x} + \dot{\varphi}_M (-z_G \cos \varphi_M - (P_C - b) \sin \varphi_M + (z_{B2} \cos \sigma - y_{B2} \sin \sigma) \cos \varphi_M) + \dot{\varphi}_M (- (P_C - b) \sin \varphi_M + a \cos \varphi_M - (z_{B2} \sin \sigma + y_{B2} \cos \sigma) \cos \varphi_M) \right. \\ & \left. + (z_{B2} \cos \sigma - y_{B2} \sin \sigma) \sin \varphi_M - (z_{B2} \sin \sigma + y_{B2} \cos \sigma) \sin \varphi_M \right]^2 \\ & + \left(\dot{y} + \dot{\theta}_M (z_G \cos \theta_M + a \sin \theta_M - (z_{B2} \cos \sigma - y_{B2} \sin \sigma) \cos \theta_M - (z_{B2} \sin \sigma + y_{B2} \cos \sigma) \sin \theta_M) \right. \\ & \left. + \dot{\varphi}_M ((P_C - b) \cos \varphi_M - (z_{B2} \cos \sigma - y_{B2} \sin \sigma) \sin \theta_M + (z_{B2} \sin \sigma + y_{B2} \cos \sigma) \cos \theta_M) \right)^2 \\ & + \left(\dot{z} + \dot{\theta}_M (z_G \sin \theta_M - a \cos \theta_M - (z_{B2} \cos \sigma - y_{B2} \sin \sigma) \sin \theta_M + (z_{B2} \sin \sigma + y_{B2} \cos \sigma) \cos \theta_M) \right. \\ & \left. + \dot{\varphi}_M (z_G \sin \varphi_M - (P_C - b) \cos \varphi_M - (z_{B2} \cos \sigma - y_{B2} \sin \sigma) \sin \varphi_M) \right)^2 \end{aligned}$$

$$\begin{aligned}
& + \dot{\varphi}_M (a \sin \varphi_M - (z_{B2} \sin \sigma + y_{B2} \cos \sigma) \sin \varphi_M) + (z_{B2} \cos \sigma - y_{B2} \sin \sigma) \\
& \left(\cos \theta_M + \cos \varphi_M \right) + (z_{B2} \sin \sigma + y_{B2} \cos \sigma) \left(\sin \theta_M + \cos \varphi_M \right) \Bigg]^2 \\
& + \frac{1}{2} \omega_{AB2}^2 \left[(\cos \varphi_M + \cos \varphi_M)^2 I_{B2x} + \sin^2 \varphi_M I_{B2y} + (\sin \varphi_M - \sin \varphi_M)^2 I_{B2z} \right] \quad (5.33)
\end{aligned}$$

5.5.7 ENERGIE CINETIQUE DU DEUXIEME PISTON

Elle est donnée par :

$$\begin{aligned}
T_{p2} = \frac{1}{2} M_{p2} \Bigg[& \left(\dot{x} + \dot{\varphi}_M (-z_{B2} \cos \varphi_M - (p_{i0} - b) \sin \varphi_M - z_{B2} \cos \sigma \cos \varphi_M) \right. \\
& + \dot{\varphi}_M \left(-(p_{i0} - b) \sin \varphi_M + a \cos \varphi_M - z_{B2} \sin \sigma \cos \varphi_M \right) + \dot{z}_{B2} \cos \sigma \sin \varphi_M \\
& \left. - \dot{z}_{B2} \sin \sigma \sin \varphi_M \right)^2 + \left(\dot{y} + \dot{\theta}_M (z_{B2} \cos \theta_M + a \sin \theta_M - z_{B2} \cos \sigma \cos \theta_M \right. \\
& \left. - z_{B2} \sin \sigma \sin \theta_M) + \dot{\varphi}_M (p_{i0} - b) \cos \varphi_M - \dot{z}_{B2} \cos \sigma \sin \theta_M + \dot{z}_{B2} \sin \sigma \right. \\
& \left. \cos \theta_M \right)^2 + \left(\dot{z} + \dot{\theta}_M (z_{B2} \sin \theta_M - a \cos \theta_M - z_{B2} \cos \sigma \sin \theta_M + z_{B2} \sin \sigma \right. \\
& \left. \cos \theta_M) + \dot{\varphi}_M (z_{B2} \sin \varphi_M - (p_{i0} - b) \cos \varphi_M - z_{B2} \cos \sigma \sin \varphi_M) + \right. \\
& \left. \dot{\varphi}_M (a \sin \varphi_M - z_{B2} \sin \sigma \sin \varphi_M) + \dot{z}_{B2} \cos \sigma (\cos \theta_M + \cos \varphi_M) + \right. \\
& \left. \dot{z}_{B2} \sin \sigma (\sin \theta_M + \cos \varphi_M) \right)^2 \Bigg] \quad (5.34)
\end{aligned}$$

5.5.8 ENERGIE CINETIQUE DU BLOC MOTEUR

La vitesse de rotation est égale :

$$\vec{\omega}_{bm} = \dot{\theta}_M \vec{i} + \dot{\varphi}_M \vec{j} + \dot{\psi}_M \vec{k}$$

$$d'ou \frac{1}{2} \vec{\omega}^e \cdot [\hat{J}] \cdot \vec{\omega} = \frac{1}{2} (I_{bmx} \dot{\theta}_M^e + I_{bmy} \dot{\psi}_M^e + I_{bmz} \dot{\phi}_M^e)$$

alors l'energie cinétique est égale:

$$T_{pm} = \frac{1}{2} M_{bm} (\dot{x}^2 + \dot{y}^2 + \dot{z}^2) + \frac{1}{2} (I_{bmx} \dot{\theta}_M^e + I_{bmy} \dot{\psi}_M^e + I_{bmz} \dot{\phi}_M^e) \quad (5.35)$$

5.5.9 ENERGIE CINETIQUE DU VOLANT

La vitesse de rotation du volant est égale à celle du moteur donc

$$\vec{\omega}_v^D = \dot{\theta} \vec{e}^D = \dot{\theta} [(\cos \psi_M + \cos \phi_M) \vec{e}^D + \sin \psi_M \vec{e}^D + (\sin \psi_M - \sin \phi_M) \vec{e}^D]$$

d'où son énergie cinétique:

$$T_v = \frac{1}{2} M_v \left[(\dot{x} + \dot{\psi}_M (-z_0 \cos \psi_M - (Pv-b) \sin \psi_M) + \dot{\phi}_M (-(Pv-b) \sin \psi_M + a \cos \psi_M))^2 + (\dot{y} + \dot{\theta}_M (z_0 \cos \theta_M + a \sin \theta_M) + \dot{\phi}_M (Pv-b) \cos \psi_M)^2 + (\dot{z} + \dot{\psi}_M (z_0 \sin \psi_M - (Pv-b) \cos \psi_M) + \dot{\phi}_M a \sin \psi_M + \dot{\theta}_M (z_0 \sin \theta_M - a \cos \theta_M))^2 \right] + \frac{1}{2} [I_{vx} (\cos \psi_M + \cos \phi_M)^2 + I_{vy} \dot{\theta}^2 \sin^2 \psi_M + I_{vz} (\sin \psi_M - \sin \phi_M)^2] \dot{\theta}^2 \quad (5.36)$$

5.5.10 ENERGIE CINETIQUE DE L'AMORTISSEUR ET DE LA POULIE

On considère l'amortisseur et la poulie comme un seul corps et l'expression de son énergie cinétique

est identique à celle du volant en substituant P_v par P_a .
alors on a:

$$T_a = T_v, P_a \quad (5.37)$$

55.11 ENERGIE CINETIQUE TOTALE

L'énergie cinétique totale du moteur monocylindrique est la somme de toutes les énergies calculées - c'est à dire

$$T_t = T_m + T_{b1} + T_{p1} + T_{b2} + T_{p2} + T_{pm} + T_v + T_a \quad (5.38)$$

Pour un moteur polycylindrique, on ajoutera les énergies cinétiques de chaque manivelle, piston et bielle en tenant compte de l'angle de calage du vilebrequin.

56. SYSTEME D'EQUATIONS DIFFERENTIELLES

Pour trouver ce système d'équation, on applique les équations de Lagrange qui sont applicable car il n'existe pas de relations entre les paramètres; on peut donc écrire le système différentiel du second ordre, à coefficient variable, avec second membre.

Pour cela, il faut dériver la force vive totale (énergie cinétique totale) par rapport aux coordonnées généralisées, et vitesses généralisées. En plus, les dérivées par rapport aux vitesses généralisées doivent être aussi dérivées par rapport au temps.

Les équations de Lagrange sont

$$\frac{d}{dt} \left(\frac{\partial T_t}{\partial \dot{q}_j} \right) - \frac{\partial T_t}{\partial q_j} = Q_j - \frac{\partial P}{\partial \dot{q}_j} \quad (5.39)$$

avec T_E : énergie cinétique totale

Q_j : force généralisée suivant q_j

D : l'énergie de dissipation

q_j : coordonnées généralisées

\dot{q}_j : vitesses généralisées.

REMARQUES

- Pour ne pas encombrer le présent chapitre par des formules nous avons évité d'écrire les dérivées citées ci-dessus, et nous avons présenté les équations du mouvement (5.49)

- Pour des raisons de calcul et de simplification, nous avons supposé que le moteur effectue des petites amplitudes soit en translation ou en rotation, par conséquent les termes suivants sont négligeables :

$$q_j^{\ddot{}} , q_j \dot{q}_j , \dot{q}_j^{\ddot{}} , \dot{q}_j \dot{q}_j , \dot{q}_j \cdot q_j$$

et $\sin q_j \approx q_j$ $\cos q_j \approx 1$

57. FONCTION DE NON LINEARITE

La fonction de non linéarité due à des forces élastiques verticales non linéaires est :

0

0

$$k_3 (z_1^3 + z_2^3) + k_3' (z_3^3 + z_4^3) + k_2 (z_1^2 + z_2^2) + k_2' (z_3^2 + z_4^2)$$

$$k_3 (z_1^3 d_1 - z_2^3 d_2) + k_3' (z_3^3 d_1' - z_4^3 d_2') + k_2 (z_1^2 d_1 - z_2^2 d_2) + k_2' (z_3^2 d_1' - z_4^2 d_2')$$

0

$$-k_3 (z_1^3 + z_2^3) l_1 + k_3' (z_3^3 + z_4^3) l_2 - k_2 (z_1^2 + z_2^2) l_1 + k_2' (z_3^2 + z_4^2) l_2$$

$$\begin{aligned}
& \ddot{X} [m_m + mb_1 + mb_2 + m v + mb_m] + \dot{\Psi}_M [m_m (-z_G + L_m \cos \sigma) + mb_1 (-z_G + \\
& z_1 \cos \sigma + y_1 \sin \sigma) + m p_1 (-z_G - z_{B_1} \cos \sigma) + mb_2 (-z_G + z_2 \cos \sigma - y_2 \sin \sigma) + m p_2 (-z_G - z_{B_2} \cos \sigma) \\
& m v z_G] + \ddot{\Phi}_M [m_m (1 + L_m \sin \sigma) + mb_1 (1 - y_1 \cos \sigma + z_1 \sin \sigma) + m p_1 (1 + z_{B_1} \sin \sigma) + mb_2 \\
& (1 - z_2 \sin \sigma - y_2 \cos \sigma) + m p_2 (1 - z_{B_2} \sin \sigma) + m v a] = -2(\alpha_{H_1} + \alpha_{H_2}) \dot{X} + [2(\alpha_{H_1} + \alpha_{H_2}) \\
& - (2m_m \theta L_m \sin \sigma + 2mb_1(\dot{z}_1 \cos \sigma + \dot{y}_1 \sin \sigma) + 2mb_2(-\dot{y}_2 \cos \sigma + \dot{z}_2 \sin \sigma) - 2m p_1 \dot{z}_{B_1} \sin \sigma \\
& 2mb_2(\dot{z}_2 \sin \sigma + \dot{y}_2 \cos \sigma) + 2m p_2 \dot{z}_{B_2} \sin \sigma] \dot{\Phi}_M + 2(K_H + R_H) X + [m_m \dot{\theta}^2 L_m \cos \sigma - \\
& mb_1(\dot{z}_1 \cos \sigma + \dot{y}_1 \sin \sigma) - m p_1 \dot{z}_{B_1} \cos \sigma - mb_2(\dot{z}_2 \cos \sigma - \dot{y}_2 \sin \sigma) - m p_2 \dot{z}_{B_2} \cos \sigma - \\
& 2(K_H + R_H)] \Psi_M + [m_m \dot{\theta}^2 L_m \sin \sigma - mb_1(\dot{z}_1 \sin \sigma - \dot{y}_1 \cos \sigma - m p_1 \dot{z}_{B_1} \sin \sigma - mb_2 \\
& (\dot{z}_2 \sin \sigma + \dot{y}_2 \cos \sigma) + m p_2 \dot{z}_{B_2} \sin \sigma - R_H(\alpha_1 - \alpha_2) + R_H'(\alpha_1' + \alpha_2')] \Phi_M
\end{aligned}$$

$$\frac{d}{dt} \left(\frac{\gamma \cdot E_e}{\gamma^2 X} \right) - \frac{\alpha T}{\gamma X} = \Phi_x - \frac{\gamma P}{\gamma X} \quad (1) \quad (5.49)$$

$$\begin{aligned}
& \ddot{Y} [m_m + m b_1 + m p_1 + m b_2 + m p_2 + m v + m b_m] + \ddot{\theta}_M [m_m (z_a - L_m \cos \sigma) + m b_1 (z_a - \\
& z_i \cos \sigma - y_1 \sin \sigma) + m p_1 (z_a - z_{B1} \cos \sigma) + m b_2 (z_a - z_2 \cos \sigma + y_2 \sin \sigma) + m p_2 (z_a - z_{B2} \cos \sigma) \\
& + m v z_a] + \ddot{\varphi}_M [m_m (P_i - b) + m b_1 (P_i - b) + m p_1 (P_i - b) + m b_2 (P_i - b) + m p_2 (P_i - b) + m v \\
& (P_v - b)] = -2 (d_H + d'_H) \dot{Y} + [2 m b_1 (\dot{z}_i \cos \sigma + y_1' \sin \sigma) - 2 m_m \dot{\theta} L_m \sin \sigma + 2 m p_1 \\
& \dot{z}_{B1} \cos \sigma - 2 m b_2 (y_2 \sin \sigma - \dot{z}_2 \cos \sigma) + 2 m p_2 z_{B2} \cos \sigma - 2 (d_{Hh} + d'_{Hh})] \ddot{\theta}_M + \\
& 2 (d_{Hl_2} - d_{Hl_1}) \ddot{\varphi}_M + 2 (R_H + R'_H) Y + [2 (R_{Hh} + R_{Hb}) - m_m \dot{\theta}^2 L_m \cos \sigma + m b_1 (\ddot{z}_i \cos \sigma + \\
& \ddot{y}_1 \sin \sigma) + m p_1 \ddot{z}_{B1} \cos \sigma + m b_2 (\ddot{z}_2 \cos \sigma - \ddot{y}_2 \sin \sigma) + m p_2 \ddot{z}_{B2} \cos \sigma] \ddot{\theta}_M + 2 (R_H + P_i \\
& - R'_i + P_e) \ddot{\varphi}_M + [m p_1 \ddot{z}_{B1} \sin \sigma - m_m \dot{\theta}^2 L_m \sin \sigma - m b_1 (\ddot{y}_1 \cos \sigma - \ddot{z}_1 \sin \sigma) - m b_2 \\
& (\ddot{z}_2 \sin \sigma + \ddot{y}_2 \cos \sigma) - m p_2 \ddot{z}_{B2} \sin \sigma]
\end{aligned}$$

$$\frac{d}{dt} \left(\frac{\delta T}{\delta \dot{Y}} \right) - \frac{\delta T}{\delta Y} = Q_Y - \frac{\delta D}{\delta \dot{Y}} \quad \dots (2) \quad (5-49)$$

$$\begin{aligned}
& \ddot{z} \left[m_m + m_b + m p_1 + m b_2 + m p_2 + m v + m b_m \right] + \ddot{\theta}_m \left[-m_m (1 + 2m \sin \theta) + m b_1 (-a + y_1 \cos \theta - z_1 \sin \theta) - m p_1 (1 + z_{B1} \sin \theta) + m b_2 (-a + z_2 \sin \theta + y_2 \cos \theta) + m p_2 (-1 + z_{B2} \sin \theta - m v a) \right] + \ddot{y}_m \left[-m_m (p_1 - b) - m b_1 (p_1 - b) - m p_1 (p_1 - b) - m b_2 (p_1 - b) - m p_2 (p_1 - b) - m v \right. \\
& \left. (p_1 - b) - m v (p_1 - b) \right] = -2 (\dot{v}_1 + \dot{v}') \dot{z} + [\dot{v} (\dot{d}_2 - \dot{d}_1) + \dot{v}' (\dot{d}'_2 - \dot{d}'_1)] + 2 m_m \ddot{\theta} L m \cos \theta - 2 m b_1 (\dot{y}_1 \cos \theta - \dot{d}_1 \sin \theta) + 2 m p_1 \dot{z} \sin \theta - 2 m b_2 (\dot{z}_2 \sin \theta + \dot{y}_2 \cos \theta) - 2 m p_2 \dot{z} \sin \theta + 2 m b_1 (\dot{y}'_1 \cos \theta - \dot{d}'_1 \sin \theta) + [R_1 (\dot{d}_1 - \dot{d}_2) + R_1' (\dot{d}'_1 - \dot{d}'_2)] - m_m \ddot{\theta} L m \sin \theta - m b_1 (\dot{y}_1 \cos \theta - \dot{z}_1 \sin \theta) + m p_1 \dot{z} \sin \theta + m b p_1 (\dot{z}_2 \sin \theta + \dot{y}_2 \cos \theta) - m p_2 \dot{z} \sin \theta + 2 m b_1 (\dot{y}'_1 \cos \theta - \dot{d}'_1 \sin \theta) + m p_2 (\dot{z}_1 \cos \theta + \dot{y}'_1 \sin \theta) - m b_1 (\dot{y}'_1 \cos \theta - \dot{z}_1 \sin \theta) - m p_1 \dot{z} \\
& \left. (2 \cos \theta \sin \theta) - 2 m b_2 (\dot{z}_2 \cos \theta - \dot{y}_2 \sin \theta) - m b_2 (\dot{z}_2 \sin \theta + \dot{y}_2 \cos \theta) - m p_2 \dot{z} \sin \theta - m p_1 \dot{z} \right]
\end{aligned}$$

$$\frac{d}{dt} \left(\frac{\partial T}{\partial \dot{z}} \right) - \frac{\partial T}{\partial z} = Q_z - \frac{\partial P}{\partial z} \dots (3) \quad (5.49)$$

$$\begin{aligned}
& \ddot{Y} [m_m (z_u - L_m \cos \theta) + m b_1 (z_u - z_1 \cos \sigma - y_1 \sin \sigma) + m p_1 (z_u - z_{B_1} \cos \sigma) + m b_2 z \\
& (z_u - z_e \cos \sigma + y_2 \sin \sigma) + m p_2 (z_u - z_{B_2} \cos \sigma) + m v z_u] + \ddot{z} [-m_m (a + L_m \sin \theta) + m b_1 \\
& (-a + y_1 \cos \sigma - z_1 \sin \sigma) - m p_1 (a + z_{B_1} \sin \sigma) + m b_2 (-a + z_2 \sin \sigma + y_2 \cos \sigma) + m p_2 (-a + \\
& z_{B_2} \sin \sigma) - m v a] + \ddot{\theta} M [m_m (z_u - L_m \cos \sigma) + (a + L_m \sin \theta)^2] + I m x + m b_1 (z_u - z_{e_1} \cos \sigma) + (a + z_{B_1} \sin \sigma) \\
& - y_1 \sin \sigma)^2 + (-a + y_1 \cos \sigma - z_1 \sin \sigma)^2 + I a b_1 x + m p_1 (z_u - z_{e_1} \cos \sigma) + (a + z_{B_1} \sin \sigma) \\
& + m b_2 ((z_u - z_e \cos \sigma + y_2 \sin \sigma)^2 + (-a + z_2 \sin \sigma + y_2 \cos \sigma)^2) + I a b_2 x + m p_2 (z_u - \\
& z_{e_2} \cos \sigma)^2 + (-a + z_{B_2} \sin \sigma)^2 + m v (z_u^2 + a^2) + I a v m + I a b m x + \ddot{\varphi} M [m_m (p_i b) \\
& (z_u - L_m \cos \theta) + m b_1 (p_i b) (z_u - z_1 \cos \sigma - y_1 \sin \sigma) + m p_1 (p_i b) (z_u - z_{B_1} \cos \sigma) + m b_2 \\
& (p_i b) (z_u - z_2 \cos \sigma + y_2 \sin \sigma) + m p_2 (p_i b) (z_u - z_{B_2} \cos \sigma) + m v (p_i b - b)] + \ddot{\psi} M \\
& [m_m (p_i b) (a + L_m \sin \theta) + m b_1 (p_i b) (-a + y_1 \cos \sigma - z_1 \sin \sigma) + m p_1 (p_i b) (a + z_{B_1} - \\
& \sin \sigma) - m b_2 (p_i b) (a + z_2 \sin \sigma + y_2 \cos \sigma) - m p_2 (p_i b) (-a + z_{B_2} \sin \sigma)]
\end{aligned}$$

$$\begin{aligned}
 -m v (P_1 - b) a &= -2(d' + h + d' + h') + [2m p_2 z \beta_2 \sin \sigma - d v (d_1 - d_2) - d' v (d_1 - d_2)] \dot{z} \\
 \ddot{X} &= [m m (z_u - L m \cos \sigma) + m b_1 (-z_u + z \beta_1 \cos \sigma) - m p_1 (z_u + z \beta_1 \cos \sigma) + m b_2 (-z_u + \\
 z_2 \cos \sigma - y_2 \sin \sigma) - m p_2 (z_u + z \beta_2 \cos \sigma) - m v z_u] + \ddot{z} [-m m (P_1 - b) - m b_1 (P_1 - b) - m p_1 \\
 (P_1 - b) - m b_2 (P_1 - b) - m v (P_1 - b)] + \ddot{\theta} m [m m (P_1 - b) (1 + L m \sin \sigma) + m b_1 (P_1 - b) \\
 (1 - z \beta_2 \sin \sigma) + m v a (P_1 - b)] + \ddot{\varphi} m [m m (-z_u + L m \cos \sigma)^2 + (P_1 - b)^2] + I_u m y + m b_1 (-z_u + \\
 z_1 \cos \sigma + y_1 \sin \sigma)^2 + (P_1 - b)^2] + \delta u b_1 y + m p_1 (z_u - z \beta_1 \cos \sigma)^2 + (P_1 - b)^2 + m b_2 (z_u + z \beta_2 \\
 \cos \sigma - y_2 \sin \sigma)^2 + (P_1 - b)^2 + I_a b_2 y + m p_2 (z_u + z \beta_2 \cos \sigma)^2 + (P_1 - b)^2 + m v (z_u + (P_1 - b)^2) \\
 + I_u v y + I_u b_2 m y] + \ddot{\varphi} m [m m (-z_u + L m \cos \sigma) (1 + L m \sin \sigma) + m b_1 (1 - y_1 \cos \sigma + z_1 \sin \sigma) \\
 (-z_u + z \beta_1 \cos \sigma + y_1 \sin \sigma) - m p_1 (1 + z \beta_1 \sin \sigma) (z_u + z \beta_1 \cos \sigma) + m b_2 (1 - z_2 \sin \sigma - y_2 \\
 \cos \sigma) (-z_u + z \beta_2 \cos \sigma - y_2 \sin \sigma) - m p_2 (z_u + z \beta_2 \cos \sigma) (1 - z \beta_2 \sin \sigma) - m v z_u a] =
 \end{aligned}$$

Handwritten signature or note at the bottom right of the page.

$$\begin{aligned}
& \dot{X} \left[2(d+h+h')m n \dot{L} m (\sin \sigma + \cos \sigma) - m b_1 ((\dot{z}_1 \cos \sigma + \dot{y}_1 \sin \sigma) + (\dot{y}_1 \cos \sigma - \dot{z}_1 \sin \sigma)) \right. \\
& + \dot{z}_1 b_1 \sin \sigma m p_1 + \dot{z}_1 b_1 \cos \sigma m p_1 - m b_2 ((\dot{z}_2 \cos \sigma - \dot{y}_2 \sin \sigma) - (\dot{z}_2 \sin \sigma + \dot{y}_2 \cos \sigma)) + \\
& \left[-2(d+h+h')^2 - d v (b_1^2 + b_2^2) - d' v' (d_1'^2 + d_2'^2) - 2 m n \dot{L} m a \cos \sigma + 2 m n \dot{L} m z_c \right. \\
& \left. \cos \sigma - 2 m n \dot{L} m \sin \sigma \cos \sigma + m n \dot{L} m (-2 z_c + 2 L m \cos \sigma) m b_1 (z_c - z_1 \cos \sigma + \dot{y}_1 \sin \sigma) \right. \\
& \left. (\dot{z}_1 \cos \sigma + \dot{y}_1 \sin \sigma) - m b_1 (-a + \dot{y}_1 \cos \sigma - z_1 \sin \sigma) (\dot{y}_1 \cos \sigma - \dot{z}_1 \sin \sigma) - m p_1 (z_c - z_{B1} \cos \sigma) \dot{z}_{B1} (\sin \sigma - 3 \cos \sigma) \right. \\
& \left. - 2 m p_1 \dot{z}_{B1} (1 - z_{B1} \sin \sigma) \sin \sigma - m p_1 \dot{z}_{B1} - z_{B1} (1 - 3 \cos^2 \sigma + \cos \sigma \sin \sigma) \right. \\
& \left. - m p_1 \dot{z}_{B1} z_c (\cos \sigma - \sin \sigma) + 2 m b_2 (z_c - z_2 \cos \sigma + \dot{y}_2 \sin \sigma) (\dot{z}_2 \cos \sigma - \dot{y}_2 \sin \sigma) \right. \\
& \left. - m b_2 (-a + z_2 \sin \sigma + \dot{y}_2 \cos \sigma) (\dot{z}_2 \sin \sigma + \dot{y}_2 \cos \sigma) - m p_2 (z_c - z_{B2} \cos \sigma) \dot{z}_{B2} (\sin \sigma - 2 \cos \sigma) \right. \\
& \left. - 3 m p_2 (-1 + z_{B2} \sin \sigma) \dot{z}_{B2} \sin \sigma \right] \dot{\theta}_M + \left[l v (d_1 - d_2) K v - l \right. \\
& \left. - l v (d_1' - d_2') d' v' - 2 m b_1 (p_1 - b) (\dot{y}_1 \cos \sigma - \dot{z}_1 \sin \sigma) - m p_1 (p_1 - b) - m p_1 (p_1 - b) \dot{z}_{B1} \sin \sigma \right]
\end{aligned}$$

$$\begin{aligned}
& \ddot{y}_M + \left[2(d_H h_1 - d' h' h_2) + 2mb_1(\rho^2 - b) \dot{z}_1 \cos \sigma \right] \dot{\varphi}_M + \left[R_1(d_1 - d_2) + R_1'(d_1' - d_2') \right] z_1 + D_M \\
& \left[m_m \dot{\theta}_2^2 L_m \sin^2 \theta - m_m \theta^2 L_m (\dot{z}_u \sin \theta - \dot{z}_v \cos \theta) + L_m (\dot{z}_u \cos \theta - \dot{z}_v \sin \theta) \right] - mb_1 (\dot{z}_u - \dot{z}_v \cos \sigma - \dot{y}_1 \dot{\theta}_2) \\
& (\ddot{z}_1 \cos \sigma - \dot{z}_1 \sin \sigma) + \ddot{y}_1 (\sin \sigma + \dot{z}_1 \cos \sigma) - m p_1 \ddot{z}_1 \dot{\theta}_1 (2z_1 \dot{\theta}_1 \cos \sigma) - m p_2 \ddot{z}_2 \dot{\theta}_2 (2z_2 \dot{\theta}_2 \cos \sigma) + (\ddot{z}_2 \sin \sigma \cos \sigma) + \dot{z}_2 (\cos \sigma - \dot{z}_1 \sin \sigma) - mb_2 (\dot{z}_u - \dot{z}_v \sin \sigma) (2z_1 \dot{\theta}_1 \cos \sigma - \dot{y}_1 \dot{\theta}_2 \sin \sigma) + (\ddot{z}_2 \sin \sigma + \dot{y}_2 \cos \sigma) + (\dot{z}_2 \cos \sigma - \dot{y}_2 \sin \sigma) mb_2 - m p_2 \ddot{z}_2 \dot{\theta}_2 (\sin \sigma - \sin \sigma \cos \sigma) - m p_2 (\ddot{z}_2 \dot{\theta}_2 (\dot{z}_u - \dot{z}_v \sin \sigma) (\cos \sigma + 2 \sin \sigma) + \ddot{z}_2 \dot{\theta}_2 \sin \sigma) \\
& (-a + \dot{z}_2 \sin \sigma) - m m \theta^2 L_m (\sin \theta + \cos \theta \sin \theta) \left[-m m \theta^2 L_m (\dot{z}_u \sin \sigma + a (2 \cos \theta - \sin \sigma) + L_m (\sin \theta \cos \theta - 2 \cos \theta - \sin^2 \theta)) \right] mb_1 (\dot{y}_1 \cos \sigma - \ddot{z}_1 \sin \sigma) \\
& (\dot{z}_u - \dot{z}_v \cos \sigma - \dot{y}_1 \sin \sigma) + (-a + \dot{y}_1 \cos \sigma - \dot{z}_1 \sin \sigma) (2(\ddot{z}_1 \cos \sigma + \dot{y}_1 \dot{\theta}_1 \sin \sigma) + (\dot{y}_1 \cos \sigma - \ddot{z}_1 \sin \sigma)) \\
& \left(\frac{d I_G B}{I X} \times \dot{z}_u \dot{\theta}_1 - m p_1 (\ddot{z}_1 \dot{\theta}_1 \sin \theta \cos \sigma - \ddot{z}_1 \dot{\theta}_1 \sin \sigma (\dot{z}_u - \dot{z}_v \sin \sigma) - \ddot{z}_1 \dot{\theta}_1) \right)
\end{aligned}$$

$$\begin{aligned}
 & -\ddot{z}_{B1} \sin \sigma (2 \dot{z}_{B1} \cos \sigma - \dot{z}_{B1} \sin \sigma) - (a + z_{B1} \sin \sigma) (2 \ddot{z}_{B1} \cos \sigma - \dot{z}_{B1} \sin \sigma) + m p_1 \\
 & \ddot{z}_{B1} (\sin^2 \sigma - 3 \cos \sigma) - m b_1 \left[\ddot{z}_2 \sin \sigma + \dot{y}_2 (\cos \sigma) (z_{C2} - z_2 \cos \sigma + y_2 \sin \sigma) + (-a + z_2 \right. \\
 & \left. \sin \sigma + y_2 \cos \sigma) (2 (\ddot{z}_2 \cos \sigma - \dot{y}_2 \sin \sigma) + (\ddot{z}_2 \sin \sigma + \dot{y}_2 \cos \sigma)) \right] + 2 I_{C2} b_2 x \\
 & \Sigma_{AB2} - m p_2 (\ddot{z}_{B2} (-1 + z_{B2} \sin \sigma) (2 \cos \sigma + \sin \sigma) + \ddot{z}_{B2} \sin \sigma (z_{C2} - z_{B2} \cos \sigma) \\
 & + z_{B2} [\dot{\theta}_1 (d_1 - d_2) + \dot{\theta}_1 (d_1' - d_2')] + 2 (\dot{\theta}_1 h + \dot{\theta}_1 H)) y + [\dot{\theta}_1 (d_1^2 - d_1 d_2) + \dot{\theta}_1 (d_1^2 - d_1' d_2') \\
 & + 2 (\dot{\theta}_1 h^2 + \dot{\theta}_1 H^2)] \theta_M + 2 (\dot{\theta}_1 h h_1 - \dot{\theta}_1 H h_2) \varphi_M
 \end{aligned}$$

$$\frac{d}{dt} \left(\frac{\delta T}{\delta \dot{\theta}_M} \right) - \frac{\delta T}{\delta \theta_M} = Q_{\theta_M} - \frac{\delta D}{\delta \theta_M} \quad \text{--- (4)} \quad (5-49)$$

$$\begin{aligned}
\ddot{X} & \left[-m_m (z_u + l_m \cos \sigma) + m_b (-z_u + z_1 \cos \sigma + y_1 \sin \sigma) - m_{p1} (z_u + z_{B1} \cos \sigma) + m b_2 \right. \\
& (-z_u + z_e \cos \sigma - y_e \sin \sigma) - m_{p2} (z_u + z_{B2} \cos \sigma) - m v z_\sigma \left. \right] + \ddot{Z} \left[-m_m (p_i - b) - m b_1 \right. \\
& (p_i - b) - m_{p1} (p_i - b) - m b_2 (p_i - b) - m v (p_v - b) \left. \right] + \ddot{\theta}_m \left[m_m (p_i - b) \cdot (a + l_m \right. \\
& \sin \sigma) + m b_1 (p_i - b) (a - y_1 \cos \sigma + z_1 \sin \sigma) + m_{p1} (p_i - b) (a + z_{B1} \sin \sigma) + m b_2 (p_i - b) \\
& (a - z_2 \sin \sigma - y_2 \cos \sigma) + m_{p2} (p_i - b) (a - z_{B2} \sin \sigma) + m v a (p_v - b) \left. \right] + \ddot{\psi}_m \left[m_m (-z_u \right. \\
& + l_m \cos \sigma)^2 + (p_i - b)^2 \left. \right] + J_{u_y} + m b_1 (z_u + z_1 \cos \sigma + y_1 \sin \sigma)^2 + (p_i - b)^2 \left. \right] + J_{u_b} + m_{p1} \\
& ((z_u - z_{B1} \cos \sigma)^2 + (p_i - b)^2) + m b_2 ((-z_u + z_2 \cos \sigma - y_2 \sin \sigma)^2 + (p_i - b)^2) + J_{u_v} + J_{u_b} + J_{u_y} + \\
& m_{p2} ((z_u + z_{B2} \cos \sigma)^2 + (p_i - b)^2) + m v (z_u + (p_v - b)^2) + J_{u_v} + J_{u_b} + m_y \left. \right] + \ddot{\varphi}_m \\
& \left[m_m (-z_u + l_m \cos \sigma) (a + l_m \sin \sigma) + m b_1 (a - y_1 \cos \sigma + z_1 \sin \sigma) (-z_u + z_1 \cos \sigma) + \right. \\
& y_1 \sin \sigma) - m_{p1} (a + z_{B1} \sin \sigma) (z_u + z_{B1} \cos \sigma) + m b_2 (a - z_2 \sin \sigma - y_2 \cos \sigma) (-z_u
\end{aligned}$$

$$\begin{aligned}
 & + \dot{z}_2 \cos \sigma - y_2 \sin \sigma - m p_2 (\dot{z}_u + \dot{z}_{B2} \cos \sigma) - m v \dot{z}_u \dot{\alpha} = \dot{X} \dot{z} \\
 & (d_H h + d_{H1} \dot{h}) + 2m \dot{\theta} L_m \sin \theta + 2m p_1 \dot{z}_{B1} \cos \sigma + 2m p_2 \dot{z}_{B2} \cos \sigma + \dot{\theta} m [-2m m \dot{\theta} L_m \\
 & + \{2(d_H h + d_{H1} \dot{h})\} \dot{z}
 \end{aligned}$$

$$\cos \theta (p_1 - b) + 2m b_1 (p_1 - b) L y_1 \cos \sigma - \dot{z}_1 \sin \sigma - 2m p_1 (p_1 - b) \dot{z}_{B1} \sin \sigma + 2m b_2 (p_1 - b)$$

$$(\dot{z}_2 \sin \sigma + y_2 \cos \sigma) + 2m p_2 (p_1 - b) \dot{z}_{B2} \sin \sigma + 2m v (\dot{h} - \dot{d}_2) - 2m v (\dot{h} - \dot{d}_2) + \dot{\psi} [-2(h^2 \lambda_M - h^2 \lambda_4 +$$

$\dot{d}_2 \dot{z}_1$

$$p_1^2 \dot{d}_v + \dot{d}_2^2 \dot{d}_v - 2m m L m \dot{\theta} (\dot{z}_u - L_m \cos \theta) \sin \theta + 2m b_1 (\dot{z}_u - \dot{z}_1 \cos \sigma - y_1 \sin \sigma) (\dot{z}_1 \cos \sigma +$$

$$y_1 \sin \sigma) + m p_1 \dot{z}_{B1} (\cos \sigma \dot{z}_u - 3 \dot{z}_{B1} \cos \sigma) - \sin \sigma (\dot{z}_u - \dot{z}_{B1} \cos \sigma) - 3 \dot{z}_u \cos \sigma - m b_2 (\dot{z}_u -$$

$$\dot{z}_2 \cos \sigma + y_2 \sin \sigma) (y_2 \sin \sigma - \dot{z}_2 \cos \sigma) - m p_2 \dot{z}_{B2} (4 \dot{z}_2 \cos \sigma \dot{z}_{B2} - \sin \sigma (\dot{z}_u - \dot{z}_{B2} \cos \sigma))$$

$$+ \dot{\psi} m [-m m \dot{\theta} L_m (2 \theta - \dot{z}_2 \dot{\alpha} + L_m \cos \theta) + m b_1 (2 y_1 \cos \sigma - \dot{z}_1 \sin \sigma) (\dot{z}_u - \dot{z}_1 \cos \sigma)$$

$$-y_1 \sin \sigma + z(1 - y_1 \cos \sigma + z_1 \sin \sigma) (\dot{z}_1 \cos \sigma + \dot{y}_1 \sin \sigma) - (F \epsilon h_1 + I_{ub} b_2 z) W_{AB1} + m p_1$$

$$\dot{z}_{B1} (\dot{z}_u + z_{B1} \cos \sigma) + z(1 + z_{B1} \sin \sigma) (\dot{z}_2 \sin \sigma + \dot{y}_2 \cos \sigma) - 2 m b_2 (\dot{z}_2 \sin \sigma + \dot{y}_2 \cos \sigma) (z_u - z_2$$

$$\cos \sigma + y_2 \sin \sigma) - (I_{ub} b_2 y + I_{ub} z_2 z) W_{AB2} - m p_2 \dot{z}_{B2} (z \sin \sigma (z_u + z_{B2} \cos \sigma)$$

$$- 2 \cos \sigma (1 - z_{B2} \sin \sigma) - I_{uv} y \dot{\sigma}] + X [-2 (A_{Hh} + R'_{Hh'})] + Z [2 (R_1 l_2 - R_1 R_1)]$$

$$+ \theta M [1 + m_m (p_1 - b) \dot{\sigma}^2 L_m \sin \sigma + m b_1 (p_1 - b) (\dot{y}_1 \cos \sigma - \dot{z}_1 \sin \sigma) - m p_1 \dot{z}_{B1} \sin \sigma$$

$$(p_1 - b) + m b_2 (p_1 - b) (\dot{z}_2 \sin \sigma + \dot{y}_2 \cos \sigma) + m p_2 (p_1 - b) \dot{z}_{B2} \sin \sigma] + \psi M [2 (R_1 l_2 -$$

$$R_1 l_1^2 + R_{Hh}^2 - R'_{Hh} l_2^2) + m m \dot{\sigma}^2 L_m (z_u - L_m \cos \sigma) (\cos \sigma - \sin \sigma) - m b_1 (z_u - z_1 \cos \sigma$$

$$- y_1 \sin \sigma) (\dot{z}_1 \cos \sigma + \dot{y}_1 \sin \sigma) + (\dot{y}_1 \cos \sigma - \dot{z}_1 \sin \sigma) + m p_1 (\dot{z}_{B1} \cos \sigma (z_u + z_{B1} \cos \sigma) + \dot{z}_{B1}^2$$

$$\cos \sigma \sin \sigma) - m b_2 (z_u - z_2 \cos \sigma + y_2 \sin \sigma) (\dot{z}_2 \cos \sigma - \dot{y}_2 \sin \sigma) + (\dot{z}_2 \sin \sigma + \dot{y}_2 \cos \sigma)$$

$$\begin{aligned}
& + m p_2 (\ddot{z}_{B2} \cos \sigma (z_u - z_{B2} \cos \sigma) + \dot{z}_{B2} (4 \cos^2 \sigma - \cos \sigma \sin \sigma)) + \dot{\theta}^2 (I_{uMz} - 2 I_{uMv}) \\
& + W \dot{\theta} B (I_{uB1} z - 2 I_{uB1} m) + W^2 A B z (I_{uB2} z - 2 I_{uB2} m) + (I_{uVz} - 2 I_{uVv}) \dot{\theta}^2 \\
& + \varphi m \left[-(R_H h (d_2 - d_1) + H' H h (d_2' - d_1')) - m \dot{\theta}^2 L m (\sin \sigma (z_u - L m \cos \sigma) - 2 L m \cos \sigma \sin \sigma) \right. \\
& \left. - m b_1 (\ddot{y}_1 \cos \sigma - \ddot{z}_1 \sin \sigma) (z_u - z_1 \cos \sigma - y_1 \sin \sigma) + m p_1 (2 \ddot{z}_1^2 B_1 \sin \sigma \cos \sigma + (z_u \right. \\
& \left. + z_{B1} \cos \sigma) \ddot{z}_{B1} \sin \sigma) + m b_2 ((\ddot{z}_2 \sin \sigma + \ddot{y}_2 \cos \sigma) (-z_u + z_2 \cos \sigma - y_2 \sin \sigma) + 2 (z_u \right. \\
& \left. \ddot{z}_2 \sin \sigma + \ddot{y}_2 \cos \sigma) (\ddot{z}_2 \cos \sigma - \ddot{y}_2 \sin \sigma)) - m p_2 (\ddot{z}_{B2} \sin \sigma (z_u + z_{B2} \cos \sigma) \right. \\
& \left. + 2 \ddot{z}_{B2} \sin \sigma \cos \sigma) - I_{uB2} y (I_{AB2} z - I_{uB2} z) W^2 A B_1 + I_{uB2} z W^2 A B_2 - I_{uVz} \dot{\theta}^2 \right. \\
& \left. + I_{uMz} \dot{\theta}^2 \right] + \left[-m m (p_1 - b) (2 \cos \sigma - \sin \sigma) \dot{\theta}^2 L m + m b_1 (p_1 - b) (2 (\ddot{z}_1 \cos \sigma + \right. \\
& \left. \ddot{y}_1 \sin \sigma) + (\ddot{y}_1 \cos \sigma - \ddot{z}_1 \sin \sigma)) + m p_1 (p_1 - b) (2 \ddot{z}_{B1} \cos \sigma - \ddot{z}_{B1} \sin \sigma) + m b_2 \right. \\
& \left. (p_1 - b) (2 (\ddot{z}_2 \cos \sigma - \ddot{y}_2 \sin \sigma) + (\ddot{z}_2 \sin \sigma + \ddot{y}_2 \cos \sigma)) - m p_2 (2 \ddot{z}_{B2} \cos \sigma + \right.
\end{aligned}$$

$$+ E_{B2} \sin \sigma) (E_{C1} - E_{B2} \cos \sigma - P P + b) - 2 (\cos \sigma + \sin \sigma) \dot{E}_{B2} \cos \sigma] \dot{z}$$

$$[2 \dot{\alpha}_1 \dot{\alpha}_2 - \dot{\alpha}_1 \dot{\alpha}_2] \dot{z}$$

$$\frac{d}{dt} \left(\frac{\delta T}{\delta \dot{\psi}} \right) - \frac{\delta T}{\delta \psi} = Q_{\psi} - \frac{\partial D}{\partial \psi} \quad \text{--- (5)} \quad (5.49)$$

$$\begin{aligned}
& \ddot{x} \left[m_m (a + Lm \sin \theta) + mb_1 (a - y_1 \cos \sigma + z_1 \sin \sigma) + mp_1 (a + z_1 \sin \sigma) + mb_2 (a - z_2 \cos \sigma - y_2 \sin \sigma) + mp_2 (a - z_2 \sin \sigma) + mv a \right] + \ddot{y} \left[m_m (p_1 - b) + mb_1 (p_1 - b) + mp_1 (p_1 - b) \right. \\
& + mb_2 (p_1 - b) + mp_2 (p_1 - b) + mv (p_1 - b) \left. \right] + \ddot{z} \left[m_m (p_1 - b) (z_u - Lm \cos \sigma) + mb_1 (p_1 - b) \right. \\
& (z_u - z_1 \cos \sigma - y_1 \sin \sigma) + mp_1 (z_u - z_1 \cos \sigma) (p_1 - b) + mb_2 (p_1 - b) (z_u - z_2 \cos \sigma + y_2 \sin \sigma) \\
& + mp_2 (p_1 - b) (z_u - z_2 \cos \sigma) + mv z_u (p_1 - b) \left. \right] + \ddot{\theta} \left[m_m (a + Lm \sin \theta) (-z_u \right. \\
& + Lm \cos \theta) + mb_1 (-z_u + z_1 \cos \sigma + y_1 \sin \sigma) (a - y_1 \cos \sigma + z_1 \sin \sigma) - mp_1 (z_u + z_{B1} \\
& \cos \theta) (a + z_{B1} \sin \theta) + mb_2 (-z_u + z_2 \cos \sigma - y_2 \sin \sigma) (a - z_2 \cos \sigma - y_2 \sin \sigma) \\
& - mp_2 (z_u + z_{B2} \cos \theta) (a - z_{B2} \sin \theta) - mv z_u a \left. \right] + \dot{\theta}^2 \left[m_m (a + Lm \sin \theta)^2 + \right. \\
& (p_1 - b)^2 + I_{G1} m^2 + mb_1 (a - y_1 \cos \sigma + z_1 \sin \sigma)^2 + (p_1 - b)^2 + I_{G1} b_1^2 + mv p_1 (a + z_{B1} \\
& \sin \sigma)^2 + (p_1 - b)^2 \left. \right] + mb_2 (a - z_2 \sin \sigma - y_2 \cos \sigma)^2 + (p_1 - b)^2 + I_{G2} z_2^2 + mp_2
\end{aligned}$$

$$\begin{aligned}
 & \left[(a - z_2 \cos \theta)^2 + (p_1 - b)^2 \right] + m v (a^2 + (p_1 - b)^2) + I_{ubm} z \\
 & (d_1' - d_2') + m b_2 (\dot{z}_2 \cos \theta + \dot{y}_2 \sin \theta) + (\dot{z}_2 \sin \theta + \dot{y}_2 \cos \theta) + \dot{\gamma} [2(d_1' l_2 - d_1' l_1)] + \dot{\theta}_m [2 \\
 & (k l_2 d_1' - b l_1 d_1) - 2 m m \dot{\theta} L_m \sin \theta (p_1 - b) + 2 m b_1 (p_1 - b) (\dot{z}_2 \cos \theta + \dot{y}_2 \sin \theta) + 2 m p_1 \\
 & \dot{z}_2 \cos \theta (p_1 - b) + 2 m b_2 (p_1 - b) (\dot{z}_2 \cos \theta + \dot{y}_2 \sin \theta) + 2 m p_2 \dot{z}_2 \cos \theta (p_1 - b)] + \\
 & \dot{\psi}_m [d_1' h (d_2 - d_1) + k d_1' h (d_2' - d_1) + 2 m m \dot{\theta} L_m (a + L_m \sin \theta) \sin \theta + I_{um} z \dot{\theta} + I_{um} y \\
 & \dot{\theta} - m b_1 (a - y_1 \cos \theta + z_1 \sin \theta) (\dot{z}_1 \cos \theta + \dot{y}_1 \sin \theta) + I_{ub} z_1 w_{AB1} + I_{ub} y_1 w_{AB1} - \\
 & m b_2 (2(\dot{z}_2 \cos \theta - \dot{y}_2 \sin \theta)(a - z_2 \cos \theta + y_2 \sin \theta) + I_{ub} z_2 w_{AB2} + I_{ub} y_2 w_{AB2} + \\
 & I_{uv} z \dot{\theta} + I_{uv} y \dot{\theta}] + \dot{\psi}_m [(d_1'^2 - d_2'^2) - d_1' h (d_1'^2 - d_2'^2) + 2 l_2^2] - 2 m m \dot{\theta} L_m \\
 & (a + L_m \sin \theta) (2 \sin \theta + \cos \theta) + m b_1 (a - y_1 \cos \theta + z_1 \sin \theta) (\dot{y}_1 \cos \theta - \dot{z}_1 \sin \theta) + 2 m p_1 \\
 & \dot{z}_2 \cos \theta (a + z_2 \sin \theta) \sin \theta + 4 m b_2 (a - z_2) \sin \theta - y_2 \cos \theta (\dot{z}_2 \sin \theta + \dot{y}_2 \cos \theta)
 \end{aligned}$$

$$\begin{aligned}
& + 2m p_2 \ddot{z}_B \sin \sigma (a - z_B \dot{\sigma} \sin \sigma) + I_{uB} \dot{v} \dot{z} \dot{\theta} + I_{uB} \dot{v} \dot{z} \dot{\theta} + I_{uB} \dot{v} \dot{z} \dot{\theta} + I_{uB} \dot{v} \dot{z} \dot{\theta} + I_{uB} \dot{v} \dot{z} \dot{\theta} + I_{uB} \dot{v} \dot{z} \dot{\theta} + I_{uB} \dot{v} \dot{z} \dot{\theta} + I_{uB} \dot{v} \dot{z} \dot{\theta} + I_{uB} \dot{v} \dot{z} \dot{\theta} \\
& (d_2 - d_1) + b'_H (d'_2 - d'_1) + \gamma \left[2(R_H \dot{\rho}_1 - R'_H \dot{\rho}_2) \right] + \theta_m \left[2(R_H \dot{\rho}_1 - R'_H \dot{\rho}_2) - m_m \dot{\theta}^2 L_m \right] \\
& \cos \theta (p_1 - b) + m b_1 (p_1 - b) (\ddot{z}_1 \cos \sigma + \dot{y}_1 \sin \sigma) + m p_1 \ddot{z}_B \cos \sigma (p_1 - b) + m b_2 (\ddot{z}_2 \cos \sigma + \dot{y}_2 \sin \sigma) \\
& \sin \sigma (p_1 - b) + m p_2 \ddot{z}_B \cos \sigma (p_1 - b) + \psi_m \left[R_H h (d_1 - d_2) + R'_H h' (d'_1 - d'_2) \right] + m m \\
& \dot{\theta}^2 L_m \sin \theta \cos \sigma + m m \dot{\theta}^2 L_m a \cos \theta - I_{uM} \dot{v} \dot{z} \dot{\theta} - m b_1 (a - y_1 \cos \sigma + z_1 \sin \sigma) (\ddot{z}_1 \cos \sigma + \\
& \dot{y}_1 \sin \sigma) + I_{uB} \dot{v} \dot{z} \dot{\theta} + I_{uB} \dot{v} \dot{z} \dot{\theta} - m p_1 \ddot{z}_B \sin \sigma (a + z_B \dot{\sigma} \sin \sigma) \cos \sigma - m p_2 (\ddot{z}_B \cos \sigma \\
& \cos \sigma (a - z_B \dot{\sigma} \sin \sigma) - \ddot{z}_B \cos \sigma \sin \sigma + \ddot{z}_B \sin \sigma) - I_{uV} \dot{v} \dot{z} \dot{\theta} + \varphi_m \left[R_H (2 \dot{\rho}_1^2 + \dot{\rho}_2^2) \right. \\
& \left. + R'_H (\dot{d}'_2 + \dot{d}'_1 \dot{\rho}_2) \right] - 2 m m \dot{\theta}^2 L_m (3 L_m \sin \theta \cos \theta + a \cos \theta) - 2 m b_1 (\ddot{z}_1 \cos \sigma + \dot{y}_1 \sin \sigma) - \\
& 2 \ddot{z}_1 \sin \sigma + (a - y_1 \cos \sigma + z_1 \sin \sigma) (\dot{y}_1 \cos \sigma + \ddot{z}_1 \sin \sigma) - 2 m p_2 (a + z_B \dot{\sigma} \sin \sigma) \ddot{z}_B \cos \sigma - \\
& 2 m b_2 (\ddot{z}_2 \sin \sigma + \dot{y}_2 \cos \sigma) (\ddot{z}_2 \sin \sigma + \dot{y}_2 \cos \sigma) (\ddot{z}_2 \cos \sigma - \dot{y}_2 \sin \sigma) - 2 m p_2 \ddot{z}_B \sin \sigma
\end{aligned}$$

$$\begin{aligned}
 & \cos \sigma (\dot{z}_B \sin \sigma) + \dot{z}_B \sin \sigma \dot{\sigma} + \dot{z}_B \sin \sigma \dot{\sigma} + \dot{z}_B \sin \sigma \dot{\sigma} + \dot{z}_B \sin \sigma \dot{\sigma} + \dot{z}_B \sin \sigma \dot{\sigma} \\
 & - (2 \dot{z}_B \sin \sigma - \dot{z}_B \sin \sigma) \dot{\sigma} + \dot{z}_B \sin \sigma \dot{\sigma} + \dot{z}_B \sin \sigma \dot{\sigma} + \dot{z}_B \sin \sigma \dot{\sigma} + \dot{z}_B \sin \sigma \dot{\sigma} \\
 & \dot{z}_B \sin \sigma (\dot{\sigma} - \dot{\sigma}) + \dot{z}_B \sin \sigma \dot{\sigma} + \dot{z}_B \sin \sigma \dot{\sigma} + \dot{z}_B \sin \sigma \dot{\sigma} + \dot{z}_B \sin \sigma \dot{\sigma} \\
 & \dot{z}_B \sin \sigma (\dot{\sigma} - \dot{\sigma}) - m b_2 (\ddot{z}_2 \sin \sigma + \dot{z}_2 \cos \sigma) (P_1 - b) - m p_2 \ddot{z}_2 \sin \sigma (P_1 - b)
 \end{aligned}$$

$$\frac{d}{dt} \left(\frac{\partial T}{\partial \dot{\varphi}} \right) - \frac{\partial T}{\partial \varphi} = Q_\varphi - \frac{\partial \mathcal{P}}{\partial \varphi} \quad (6) \quad (5.49)$$

6. RESOLUTION NUMERIQUE

6.1. SYSTEME D'EQUATIONS DIFFERENTIELLES

L'application des équations de Lagrange aux éléments du moteur donneront un système de six équations non linéaire, du second ordre à coefficients variables régissant le mouvement du bloc moteur sur sa suspension élastique.

On écrit le système d'équations obtenu sous la forme matricielle suivante :

$$[M] \{\ddot{q}\} + [D] \{\dot{q}\} + [K] \{q\} + \{C\} = \{B\} \quad (6.1)$$

avec $[M]$: matrice d'inertie du système 6×6

$[D]$: matrice d'amortissement du système 6×6

$[K]$: matrice de rigidité du système 6×6

$\{B\}$: matrice colonne des forces et des couples d'excitation 6 éléments.

$\{C\}$: matrice colonne de non linéarité en fonction de q^2 et q^3

$\{q\}$, $\{\dot{q}\}$ et $\{\ddot{q}\}$: matrices colonnes des coordonnées généralisées, de leurs dérivées premières et secondes.

62 CHOIX D'UNE METHODE DE RESOLUTION

Le système d'équation différentielles obtenu ne peut pas être résolu analytiquement, il est donc nécessaire d'utiliser une méthode numérique nous permettant de trouver une solution convenable.

La méthode de Runge-Kutta d'ordre 4 s'adapte facilement pour ce genre d'équations, car elle donne l'évolution de la solution au cours du temps, et ne nécessite pas de grandes transformations avec une précision acceptable. Le calculateur utilisé étant puissant, le système à résoudre est à six équations seulement, ce qui rend donc cette méthode plus pratique.

63 METHODE DE RUNGE-KUTTA-4

La méthode de Runge-Kutta d'ordre 4 est donc choisie pour la résolution du système d'équations différentielle non linéaire, à coefficients variables de second ordre avec second membre.

6.3.1 POSITION DU PROBLEME

Le système d'équations différentielle à résoudre est donné sous la forme suivante :

$$\frac{dy_1}{dt} = f_1(t, y_1, y_2, y_3, \dots, y_n)$$

$$\frac{dy_2}{dt} = f_2(t, y_1, y_2, y_3, \dots, y_n)$$

$$\frac{dy_3}{dt} = f_3(t, y_1, y_2, y_3, \dots, y_n)$$

$$\frac{dy_n}{dt} = f_n(t, y_1, y_2, y_3, \dots, y_n)$$

(6.2)

avec les conditions initiales :

$$y_{1,0} = y_1(t_0) = d_1$$

$$y_{2,0} = y_2(t_0) = d_2$$

$$y_{3,0} = y_3(t_0) = d_3$$

$$y_{s,0} = y_s(t_0) = d_s$$

$$y_{n,0} = y_n(t_0) = d_n$$

(6.3)

L'algorithme Runge-Kutta permettrait, à base d'un développement de Taylor, de retrouver les solutions $y(t_0+h)$ en connaissant les mêmes solutions à l'instant t_0 . (où h est le pas de calcul)

L'ordinateur tracera donc un tableau donnant les valeurs des lignes y_s pour les valeurs de la variable :

$$t = t_0 + h$$

$$t = t_0 + 2h$$

$$t = t_0 + 3h$$

$$t = t_0 + jh$$

$$t = t_0 + Mh$$

(6.4)

632 EXPOSE DE L'ALGORITHME

Connaissant $y_{1,0}, y_{2,0}, y_{3,0}, \dots, y_{s,0}, \dots, y_{n,0}$ correspondant à $t = t_0 + i^0 h = t_0$, on détermine, $y_{1,i+1}, y_{2,i+1}, y_{3,i+1}, \dots, y_{s,i+1}, \dots, y_{n,i+1}$ correspondant à $t = t_0 + (i+1)h = t_{i+1}$ par les formules

$$y_{1i}^{o+1} = y_{1i}^o + \frac{1}{6} (K_{11} + 2K_{12} + 2K_{13} + K_{14})$$

$$y_{2i}^{o+1} = y_{2i}^o + \frac{1}{6} (K_{21} + 2K_{22} + 2K_{23} + K_{24})$$

$$y_{3i}^{o+1} = y_{3i}^o + \frac{1}{6} (K_{31} + 2K_{32} + 2K_{33} + K_{34})$$

$$y_{ni}^{o+1} = y_{ni}^o + \frac{1}{6} (K_{n1} + 2K_{n2} + 2K_{n3} + K_{n4})$$

(6.5)

avec

$$K_{s1} = h * f_s(t, y_{1i}^o, y_{2i}^o, y_{3i}^o, \dots, y_{si}^o, \dots, y_{ni}^o)$$

$$K_{s2} = h * f_s(t + h/2, y_{1i}^o + K_{11}/2, y_{2i}^o + K_{21}/2, \dots, y_{si}^o + K_{s1}/2, \dots, y_{ni}^o + K_{n1}/2)$$

$$K_{s3} = h * f_s(t + h/2, y_{1i}^o + K_{12}/2, y_{2i}^o + K_{22}/2, \dots, y_{si}^o + K_{s2}/2, \dots, y_{ni}^o + K_{n2}/2)$$

$$K_{s4} = h * f_s(t + h, y_{1i}^o + K_{13}, y_{2i}^o + K_{23}, y_{3i}^o + K_{33}, \dots, y_{si}^o + K_{s3}, \dots, y_{ni}^o + K_{n3})$$

(6.7)

$K_{s1}, K_{s2}, K_{s3}, K_{s4}$ sont les coefficients de Runge-Kutta. Ce sont des vecteurs qui devraient être calculés pour chaque itération et forment les fonctions approximatrices de la fonction étudiée.

REMARQUE

On constate tout de suite que la difficulté de cette méthode réside dans le choix du pas d'intégration h . Si on ne le prend pas assez faible, les formules d'approximation ci-dessus ne sont plus valables et si on le prend trop faible, le temps de calcul serait prohibitif.

6.3.3 TRANSFORMATION DU SYSTEME D'EQUATIONS

Le système étudié est sous la forme :

$$[M] \{\ddot{q}\} + [c] \{\dot{q}\} + [K] \{q\} + \{c\} = \{B\} \quad (6.8)$$

Pour appliquer l'algorithme de Runge-Kutta, on ferait multiplier ce système de part et d'autre par la matrice d'inertie inverse $[M]^{-1}$, on obtient

$$\{\ddot{q}\} = -[M]^{-1}[c] \{\dot{q}\} - [M]^{-1}[K] \{q\} - [M]^{-1}\{c\} + [M]^{-1}\{B\}$$

(6.9)

on pose $\{\dot{q}\} = \{p\}$ (6.10)

alors $\{\ddot{q}\} = \{\dot{p}\}$ (6.11)

l'expression (6.9) s'écrit donc :

$$\{\dot{p}\} = [D_1] \{p\} + [K_1] \{q\} + [C_1] \{c\} + \{B_1\} \quad (6.12)$$

avec $[D_1] = -[M]^{-1}[c]$.

$$[K_1] = -[M]^{-1}[K]$$

$$[C_1] = -[M]^{-1}$$

$$\{B_1\} = [M]^{-1} \{B\}.$$

donc le système d'ordre M se transforme en système d'ordre $2 \times M$.

64. PROGRAMME

641. RESULTATS RECHERCHES

Pour toutes les vitesses de rotation ω de moteur appartenant à la plage de fonctionnement, il est intéressant de connaître :

- l'amplitude d'oscillation de moteur pour faire une vérification expérimentale ou pour juger de la perturbation produite dans les mécanismes entraînés.
- déplacement et vitesse maximales de chaque plot de suspension afin de calculer les forces transmises à l'environnement.

Le temps de calcul est très grand, donc il est indiqué de ne faire imprimer par l'ordinateur que les résultats strictement nécessaires.

642. ALGORITHME DU CALCUL

Les données nécessaires au calcul sont :

- Les caractéristiques d'élasticité et d'amortissement dans toutes les directions des plots de suspensions.
- Géométrie de la suspension
- Les données statiques et dynamiques du moteur
- Le pas, le nombre de valeurs et les conditions initiales

Pour le temps $t = t_0 + \tau$, on calcule :

- La matrice d'inertie
- La matrice d'amortissement
- La matrice de rigidité
- La matrice colonne d'excitation
- La fonction de non linéarité

pour t_0 , $t_0+h/2$, t_0+h , afin de calculer K_{s1} , K_{s2} , K_{s3} et K_{s4}

Les conditions et vitesses généralisées qui sont données par :

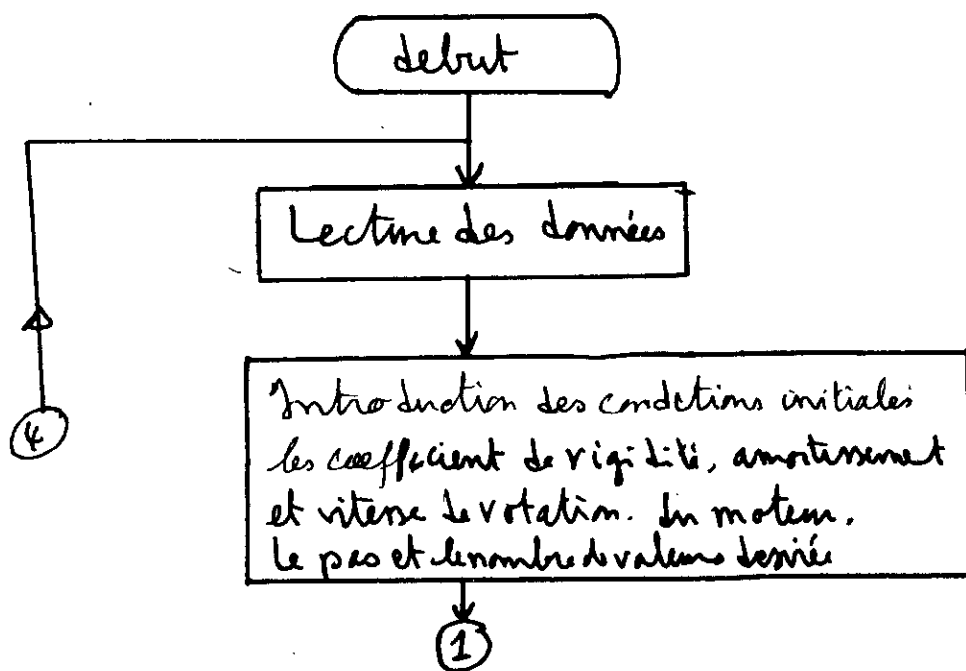
$$y_{s_i}^{i+1} = y_{s_i}^i + \frac{1}{6} (K_{s_i}^i + 2K_{s_i}^{i+1/2} + 2K_{s_i}^{i+1} + K_{s_i}^{i+3/2}) \quad (6.12)$$

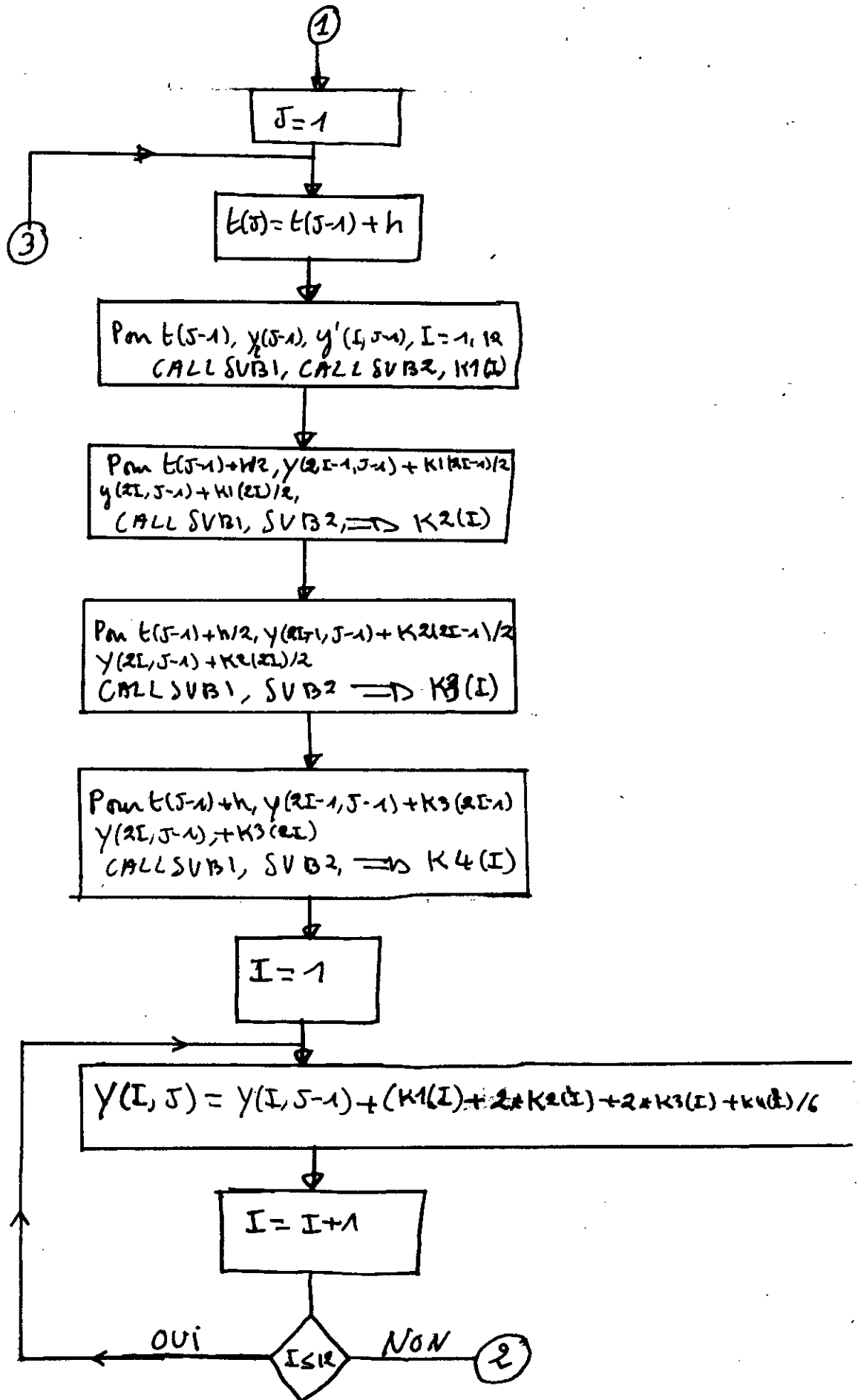
Les déplacements des plots de suspension qui sont données par les formules. (5.2), (5.3), (5.4) et (5.5)

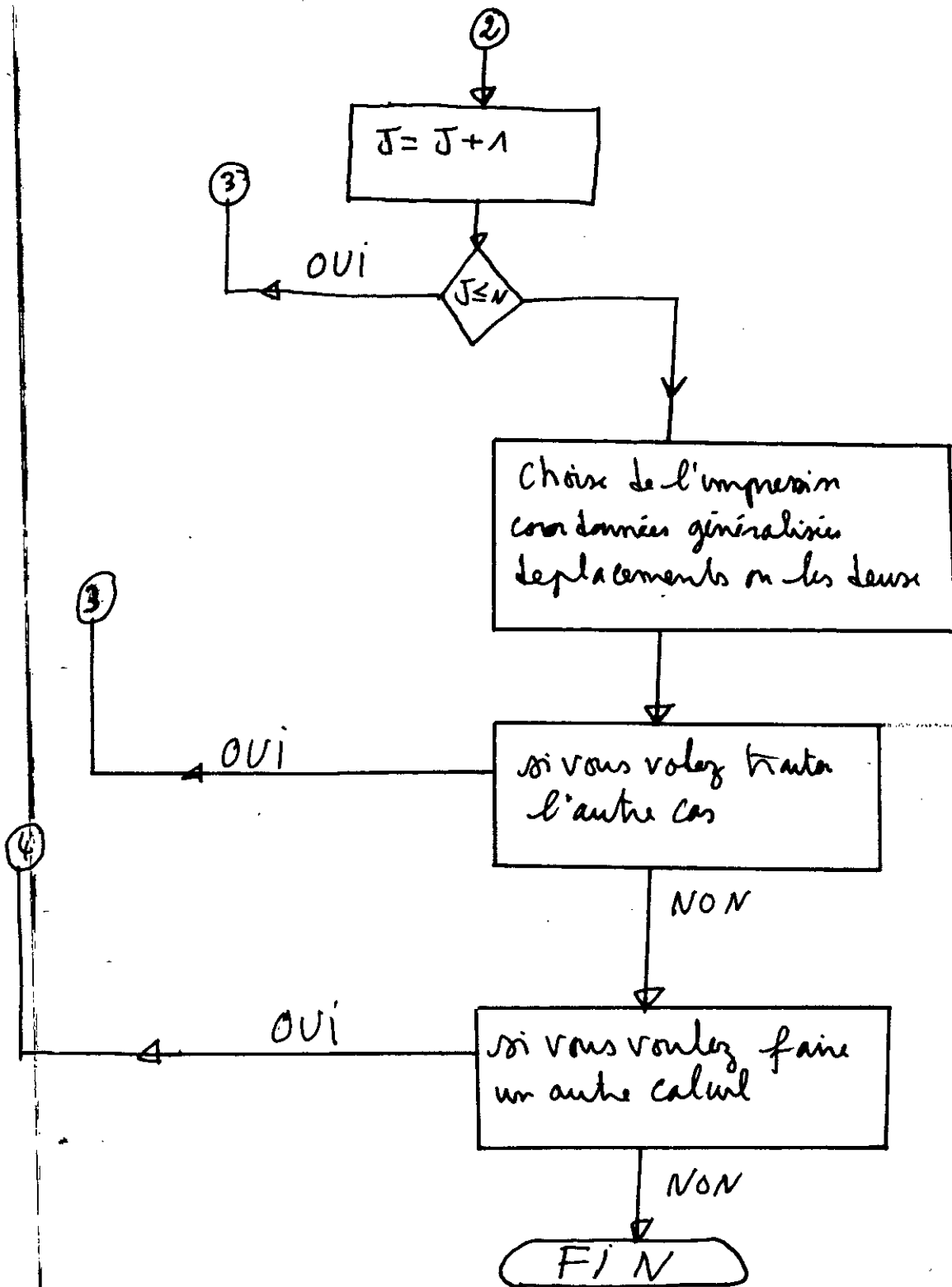
La solution du problème serait déterminée point par point pour deux tours du vilebrequin pour les moteurs à quatre temps soit

$$t \in \left[0, \frac{4\pi}{\omega} \right] \quad (6.13)$$

643. ORGANIGRAMME







* sous programme SVB1

Le sous programme SVB1 contient plusieurs sous programmes nous permettant de calculer:

- La matrice d'inverse CHL2 MX
- La matrice de rigidite CHL2 KX
- La matrice d'amplification CHL2 BX
- La matrice colonne d'excitation CHL2 BX
- La matrice colonne de non linéarité si le cas. CHL2 NL
- La matrice inverse de matrice CHL2 MV
- Le produit de toute sa matrice par la matrice inverse d'inverse. CHL2 PRO

* sous programme SVB2

Le sous programme SVB2, lui aussi, contient plusieurs sous programmes nous permettant de calculer:

- Le produit de la matrice colonne de nitro par la matrice d'amplification. CHL2 PRO
- Le produit de déplacement par la matrice de rigidite CHL2 PRO
- Les coefficients de Pungy-Kutta K1, K2, K3, etc. CHL2 TT

7. RESOLUTION DANS UN CAS PARTICULIER

On tiendra compte seulement de mouvement de rectilinéarité c-à-d mouvement de translation suivant l'axe z donc le moteur a un degré de liberté suivant l'axe z .

7.1. EQUATION DIFFERENTIELLE

L'équation différentielle de mouvement est :

$$M\ddot{z} + 4d\dot{z} - 4k_1z - 4k_2z^2 - 4k_3z^3 = F(t) \quad (7.1)$$

$$\text{ou } \ddot{z} + \frac{4d\dot{z}}{M} - \frac{4k_1}{M}z - \frac{4k_2}{M}z^2 - \frac{4k_3}{M}z^3 = f(t) \quad (7.2)$$

ou bien

$$\ddot{z} + 2\xi\omega_0\dot{z} + \omega_0^2z + Az^2 + Bz^3 = f(t) \quad (7.3)$$

avec

$f(t)$ force d'excitation par unité de masse

ω_0 : fréquence propre du mouvement.

$$\omega_0^2 = -\frac{4k_1}{M} \quad \text{avec } k_1 \text{ négatif}$$

ξ : coefficient d'amortissement.

$$2\xi\omega_0 = \frac{4d}{M}$$

On remarque que la valeur de ξ ou d est inconnue donc on va faire varier cette valeur et voir son influence sur l'amplitude des vibrations et ainsi

l'influence de la variation de la vitesse de rotation du moteur.

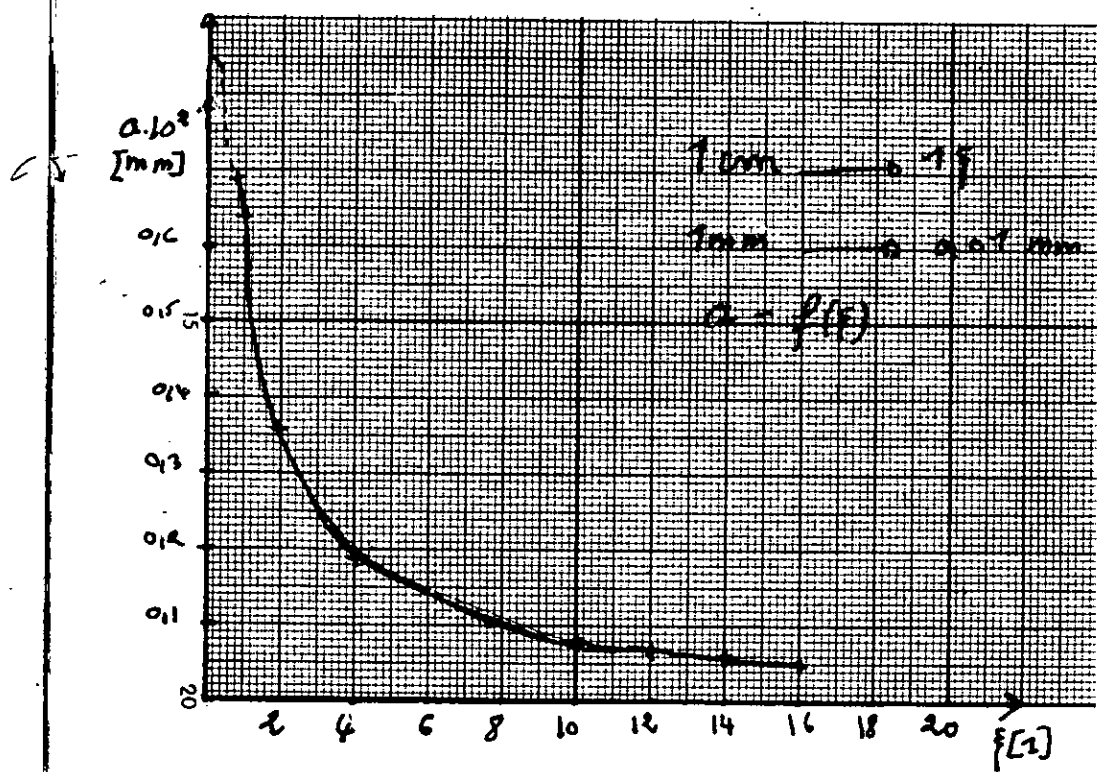
72. RESULTATS

Pour chaque valeur de f et ω , on mesure l'amplitude des vibrations et on les place dans le tableau suivant pour pouvoir tirer différentes conclusions.

f \ ω (tr/min)	100	200	400	800	2500
1000	3,5006447	3,7149315	3,8999890	3,9430198	3,8013840
1200	3,374274	3,576437	3,7304178	3,7157891	3,2915652
1400	3,2489711	3,441134	3,5861732	3,5289290	3,1859636
1600	3,1237071	3,3058310	3,4415138	3,3932954	3,0806600
1800	2,9984432	3,1705278	3,296812	3,2576604	2,9753564
2000	2,8731792	3,0352246	3,1521106	3,1220254	2,8700528
2500	2,5006447	2,6627071	2,7891896	2,7430198	2,5006447
3000	2,1281267	2,2896092	2,4160917	2,3709219	2,1281267
4000	1,4166092	1,5335067	1,6504042	1,6052344	1,4166092
6000	0,7050917	0,7665067	0,8279217	0,8123494	0,7050917
8000	0,4535742	0,4875067	0,5214392	0,5058669	0,4535742
10000	0,3280567	0,3519892	0,3759217	0,3693494	0,3280567
12000	0,2535392	0,2774717	0,3014042	0,2948319	0,2535392
14000	0,1790217	0,2029542	0,2268867	0,2203144	0,1790217
16000	0,1275042	0,1414367	0,1553692	0,1517969	0,1275042

Amplitude maximale en (mm)

73. INTERPRETATION GRAPHIQUE DES RESULTATS



8. CONCLUSION

L'établissement des équations différentielles du mouvement et l'élaboration d'un programme de résolution de ces équations constituent l'étape principale dans le dimensionnement des plots de suspension.

Cette étude est très importante car la suspension élastique des machines est maintenant une pratique courante, mais sa mise en œuvre n'est pas aussi simple qu'on pourrait penser, et son efficacité ne peut résulter que d'une étude sérieuse.

Pour conclure, je souhaite que cette étude sera d'un apport appréciable aux étudiants qui travailleront sur ce sujet.

ANNEXE A

Rotation de θ_M : autour de \vec{i}^0

(Fig. 1)

$$\vec{i}^1 = \vec{i}^0$$

$$\vec{j}^1 = \cos \theta_M \vec{j}^0 + \sin \theta_M \vec{k}^0$$

$$\vec{k}^1 = -\sin \theta_M \vec{j}^0 + \cos \theta_M \vec{k}^0$$

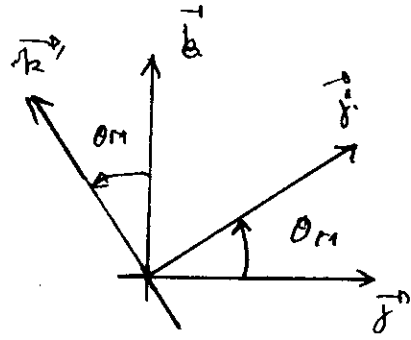


Fig. 1

Rotation de ψ_M : autour \vec{j}^0

(Fig. 2)

$$\vec{i}^1 = \cos \psi_M \vec{i}^0 - \sin \psi_M \vec{k}^0$$

$$\vec{j}^1 = \vec{j}^0$$

$$\vec{k}^1 = \sin \psi_M \vec{i}^0 + \cos \psi_M \vec{k}^0$$

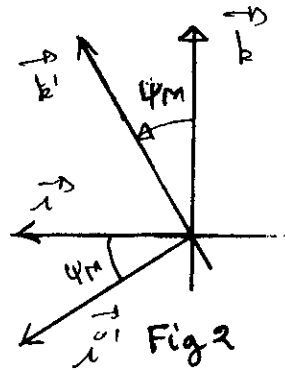


Fig 2

Rotation de φ_M : autour de \vec{k}^0

(Fig. 3)

$$\vec{i}^1 = \cos \varphi_M \vec{i}^0 + \sin \varphi_M \vec{j}^0$$

$$\vec{j}^1 = -\sin \varphi_M \vec{i}^0 + \cos \varphi_M \vec{j}^0$$

$$\vec{k}^1 = \vec{k}^0$$

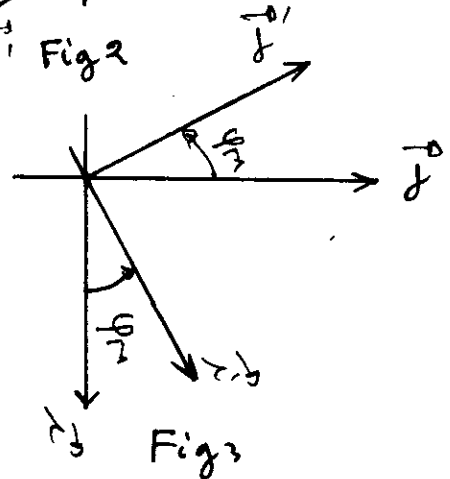


Fig 3

ANNEXE B

On définit le tenseur d'inertie du solide (S) par rapport à son centre de gravité G, exprimé dans un repère col par :

$$[J] = \begin{bmatrix} A & -F & -E \\ -F & B & -D \\ -D & -D & C \end{bmatrix}$$

A, B, C sont les moments d'inertie

D, E et F sont les produits d'inertie

Si un solide possède deux plans de symétrie : les trois produits d'inertie sont nuls. donc on a :

$$[J] = \begin{bmatrix} A & 0 & 0 \\ 0 & B & 0 \\ 0 & 0 & C \end{bmatrix}$$

Le vecteur vitesse angulaire instantanée est :

$$\{\vec{\omega}\} = \begin{bmatrix} \omega_x \vec{i} \\ \omega_y \vec{j} \\ \omega_z \vec{k} \end{bmatrix}$$

$$\text{on a donc : } \{\vec{\omega}\}^t = [\omega_x \vec{i} \quad \omega_y \vec{j} \quad \omega_z \vec{k}]$$

d'où le produit :

$$\vec{\omega}^t \cdot [J] \cdot \vec{\omega} = [\omega_x \vec{i} \quad \omega_y \vec{j} \quad \omega_z \vec{k}] \begin{bmatrix} A & 0 & 0 \\ 0 & B & 0 \\ 0 & 0 & C \end{bmatrix} \vec{\omega}$$

$$\vec{\omega}^E \cdot [\gamma] \cdot \vec{\omega} = [\omega_x A \vec{c} \quad \omega_y B \vec{c} \quad \omega_z C \vec{c}] \begin{bmatrix} \omega_x \vec{c} \\ \omega_y \vec{c} \\ \omega_z \vec{c} \end{bmatrix}$$

$$\vec{\omega}^E \cdot [\gamma] \cdot \vec{\omega} = A \omega_x^2 + \omega_y^2 B + \omega_z^2 C$$

INDEX BIBLIOGRAPHIQUE

1. M. A. JULIEN. Dynamique de l'automobile

ed. Technip

2. B. SWOBODA. Mécaniques des moteurs alternatifs

ed. Technip

3. R. BRUN. Science et Technique du moteur diesel industriel et de transport

ed. Technip.

4. ABED MERIEM et M. KSIASEK. Comportement dynamique d'un moteur F4L912 sous l'effet des excitations internes

ENP JUIN 87:

5. Technique de l'ingénieur

B.595 ISOtation anti vibratoire et antichocs.

Jean MORLON.

A 1220 Methodes numériques de base

B 5772 Etude des vibrations forcées.

6. J. P. PELLETIER. Technique numériques appliquées au calcul scientifique

MASSON. M.

7. TIMOSHENKO. Théorie des vibrations

8. F. SCHEID. Analyse numérique. Cours et problèmes
serieschann

