N° d'ordre 05/87-M/PH N° SIRC

UNIVERSITE DES SCIENCES ET DE LA TECHNOLOGIE

HOUARI BOUMEDIENE (U.S.T.H.B) ALGER

INSTITUT DE PHYSIQUE

THESE

Présentée à l'U.S.T.H.B pour l'obtention du grade de

MAGISTER

Spécialité : Electronique des systèmes

par

Abderrezak HADJ LARBI

SIMULATION NUMERIQUE DE PROCESSUS PHYSIQUE ET METHODE MONO ET MULTI PAS : APPLICATION A UN ALGORITHME DE COMMANDE ADAPTATIVE D'UN ROBOT

Soutenue publiquement le 14 Juin 1987

devant le jury composé de :

2ett

3638

DAHEL	Abdelhamid	PROFESSEUR U.S.T.H.B	PRESIDENT
TOUMI	Redouane	M.de CONFERENCE U.S.T.H.B	RAPPORTEUR
SANSAL	Boualem	PROFESSEUR U.S.T.H.B	EXAMINATEUR
BENDALI	Abderahmane	M.de CONFERENCE U.S.T.H.B	"
KACIMI	Messaoud	CHARGE de COURS U.S.T.H.B	"

UNIVERSITE DES SCIENCES ET DE LA TECHNOLOGIE

HOUARI BOUMEDIENE (U.S.T.H.B) ALGER

INSTITUT DE PHYSIQUE

THESE

Présentée à l'U.S.T.H.B pour l'obtention du grade de

MAGISTER

Spécialité : Electronique des systèmes

par

HAD /1430

Abderrezak HADJ LARBI

SIMULATION NUMERIQUE DE PROCESSUS PHYSIQUE ET METHODE MONO ET MULTI PAS : APPLICATION A UN ALGORITHME DE COMMANDE ADAPTATIVE D'UN ROBOT

Soutenue publiquement le 14 Juin 1987

devant le jury composé de :

DAHEL	Abdelhamid	PROFESSEUR U.S.T.H.B	PRESIDENT
τουμι	Redouane	M.de CONFERENCE U.S.T.H.B	RAPPORTEUR
SANSAL	Boualem	PROFESSEUR U.S.T.H.B	EXAMINATEUR
BENDALI	Abderahmane	M.de CONFERENCE U.S.T.H.B	**
KACIMI	Messaoud	CHARGE de COURS U.S.T.H.B	".

REMERC IEMENTS

Je tiens tout d'abord à remercier le professeur SANSAL pour m'avoir accueilli dans son laboratoire, et de m'avoir permis de concretiser ce travail.

Je remercie vivement le professeur A.DAHEL de m'avoir fait l'honneur d'assumer la presidence du jury.

Que Monsieur le professeur R TOUMI trouve ici l'expression de ma profonde gratitude pour ses conseils, et l'interet qu'il a toujours porté à ce travail.

Mes profonds remerciements et ma gratitude vont aussi à Monsieur le professeur A. MIGNOT de l'universite de RENNES 1 (FRANCE), pour ses enseignements, et ses precieux conseils en analyse numerique.

J'adresse mes vifs remerciements à Monsieur le professeur BENDALI pour avoir accepté de faire partie de ce jury.

Que Monsieur KACIMI MESSAOUD trouve ici l'expression de ma reconnaissance pour avoir accepté d'être membre du jury.

Enfin je tiens à remercier tous ceux qui de pres ou de loin ont contribué à l'aboutissement de ce travail, notamment les gens du centre de calcul, ainsi que GUETTACHE et ABDERRAHMANE pour la qualite du tirage.

TABLE DES MATIERES

INTRODUCTION	GENE	RALE		Page .
PARTIE A:				4
INTRODUCTION				Ide
<u>CHAPITRE I</u> :	MISI VAR	IVRE DES METHODES DE RUNGE-KUTTA A PAS	6	
	I.1	<u>Généra</u>	lités	Ider
		I.1.1	Consistance du schéma	7
		I.1.2	Stabilité du schéma	Iden
		I.1.3	Convergence du schéma	8
I.2 <u>Schéma général des méthodes de RUNGE-KUTTA à q</u> pas intermédiaires				Ider
	I.3 Comportement asymptotique de l'erreur			10
		I.3.1	Expression de l'erreur	11
		I.3.2	Choix optimal du pas hn	Ider
	I.4	<u>Contrô</u>	le du pas	13
		I.4.1	Estimation de l'erreur	Iden
		I.4.2	Contrôle du pas	14
	1.5	<u>Schéma</u>	final de RUNGE-KUTTA adopté	15
		1.5.1	Calcul des coefficients de la méthode	Idem
		I.5.2	Estimation de En	16

	I.6	Différ	ents types de contrôle de l'erreur	16	
		I.6.1	Premier type de contrôle d'erreur	17	
		I.6. 2	Deuxième type de contrôle d'erreur	18	
		I.6.3	Choix $do(tn)$	Ide	
		I.6.4	Troisième type de contrôle d'erreur	19	
	I.7	ORGANIG	RAMME	21	
<u>CHAPITRE II</u> :	MISE	EN OEUV EXPRIM	RE D'UN SCHEMA D'ADAMS A PAS ET ORDRE VARIA- ES A L'AIDE DES DIFFERENCES DIVISEES	22	
	II.1	Méthod	e d'ADAMS d'ordre (r+1) à pas variables	Ide	
	11.2	<u>Méthod</u> recteu	e d'ADAMS employée sous forme Prédicteur-Cor- r	24	
		11.2.1	Définition du schéma	25	
		11.2.2	Stabilité et ordre du schéma	27	
	11.3	.3 <u>Formulation du schéma Prédicteur-correcteur à l'aide</u> <u>des différences divisées</u>			
		11.3.1	Expression du schéma et choix des variables	Ider	
			II.3.1.1 Schéma prédicteur d'ordre K	29	
			II.3.1.2 Schéma correcteur d'ordre K	31	
			11.3.1.3 Expression du schéma PEECRE et résumé des opérations à une étape	33	
		II.3.2	Calcul des coefficients du schéma	34	

.

				<u>P</u>
	II.4 <u>Contrôle du pas et de l'ordre</u>			
		II.4.1	Expression des erreurs de consistance	•
		II.4.2	Algorithme en phase normale de fonc-	
		TTAS		2.
		11.4.5	Algorithme en phase de démarrage, Choix du ler pas	1
CHAPITRE III:	COMP	ORTEMENT	EFFECTIF DES METHODES	Ē
	a) <u>C</u>	omporteme	ent de la méthode P RECRE	1 ::-
	ь) <u>с</u>	omporteme	ent de la méthode de RUNGE-KUTTA à pas	5'
			Comparee avec la methode a pas constant	
PARTIE B:	SIMUI	LATION NU	MERIQUE DU COMPORTEMENT DYNAMIQUE D'UN	
	MANIF	PULATEUR	RIGIDE ET ALGORITHME DE COMMANDE ADAP-	F /
	1/11			57
INTRODUCTION:				٦.
CHAPITRE 1:	COMMA	NDE DYNAI	AIQUE DE MANIPULATEUR	5 -7
	I.	Obtentio	on du modèle dynamique d'un robot mani-	
		pulateu		I
		1) Form	ne générale du modèle dynamique	10
		2) Algo	prithme	6 4
	TT	Connent-	adartativa	
	11,	vonmande	adaptative .	64
	III.	<u>Schéma M</u>	RAC cont inu	65

.

IV. Commande échantillonnée 67

CHAPITRE II: SIMULATION NUMERIQUE DU COMPORTEMENT DYNAMIQUE D'UN MANIPULATEUR RIGIDE ET COMMANDE ADAPTATIVE

Ι.	Synoptique du schéma MRAC continu				
	1. Commande en consigne	Id r			
	2. Stabilité du schéma MRAC	71			
	3. Algorithme d'adaptation	Id⊷			
11.	Résultats de simulation	72			
III.	Schéma de commande avec adaptation parfaite	76			
	III.1 Résultats de simulation	Ider			
	III.2 CONCLUSION	77			

•

CONCLUSION GENERALE:

14 g.

68

78

INTRODUCTION CENERALE:

Les simulations numériques de processus physiques continus constituent un moyen très efficace pour la connaissance de l'évolution de certains phénomènes physiques très complexes, telsque le traitement d'image; le domaine nucléaire; l'aérodynamique et les systèmes automatiques.

Devant un tel problème, en l'occurence la simulation d'un phénomène (processus) physique, trois points doivent constituer le centre de nos préoccupations, il s'agit: de la contrainte de temps réel, de la précision du calcul et enfin, le modèle du processus physique à simuler lui-même.

En ce qui concerne le temps réel, il s'agit en fait de se doter d'un calculateur assez puissant en vitesse de calcul, et en taille mémoire, capable de suivre l'évolution de notre processus physique dans la mesure où ce dernier évolue rapidement.

Dans le cas contraire, une différence notable apparaîtra entre le processus physique et le modèle; le développement de la technologie des microprocessus a permis d'associer ces derniers, obtenant ainsi des architectures de calculateurs dont les performances répondent aux exigences de la contrainte du temps réel.

Le modèle mathématique étant régi par un système d'équations différentielles qu'il s'agit de résoudre; pour cela, plusieurs méthodes d'intégration numériques ont vu le jour, suivant la nature du problème à intégrer (équations différentielles ordinaires, raides, implicites différentielles... etc.). Partant de là, suivant la nature du problème à résoudre, il s'agit de choisir une méthode qui lui soit adéquate.

Les méthodes qui permettent d'obtenir des solutions avec une grande précision, seront privilégiées afin d'atteindre l'objectif d'une simulation qui permet une bonne analyse du processus. Par ailleurs, le modèle étant stable (les systèmes à modèles instables, présentant peu d'intérêt), la stabilité de méthodes d'intégration est très importante, elle permet à la méthode de suivre la solution réelle du système même en présence de perturbations externes, pourvu que celles-ci soient de valeurs bornées au cours du temps.

Enfin, au cours de la simulation, on peut toujours (ce qui est d'ailleurs le but d'une simulation), étudier l'effet de la possible modification de certains paramètres intervenant dans le modèle. Cela permet une melleure connaissance du processus réel. Le problème de la conception d'une arch tecture pour s'affranchir de la contrainte de temps réel a été étudié par de nombreux auteurs entre-autres (G.B.). Dans notre travail, nous nous sommes attelés à contribuer à la résolution de deux derniers problèmes (précision du calcul et modification de paramètres). Lors d'une simulation d'une commande adaptative appliquée à un robot manipulateur rigide, dont le modèle mathématique est régi par un système d'équations différentielles ordinaires de la forme:

 $\begin{cases} \frac{d}{dt} Y(t) = F(t, y(t)) \\ dt \\ Y(to) = Yo \text{ donnée dans } R^{m} \end{cases}$

La solution de ce système traduit en fait le comportement dynamique de notre manipulateur rigide sous l'effet de la commande adaptative.

Ce travail à priori simple, ne peut être mené à bien que si on s'assure trois conditions principales:

- le modèle mathématique représente assez fidèlement le processus physique;
- les algorithmes de résolution doivent être très performants du point de vue précision et stabilité;
- les algorithmes doivent être compatibles avec la nature du problème mathématique à résoudre.

- 2 -

Notre travail sera présenté en deux grandes parties:

- Dans la première partie, on étudiera des algorithmes de résolution à base de méthodes numériques classiques permettant d'approcher la solution d'un problème différentiel bien conditionné. Notre choix s'est porté sur deux méthodes considérées comme les plus efficaces, et les plus utilisées pour ce genre de problèmes l'une multi-pas, c'est la méthode d'ADAMS BASHFORTH-MOULTON; l'autre, mono-pas, c'est la méthode de RUNGE KUTTA, classique. Ces méthodes sont écrites avec un pas et un ordre variables; ceci correspond à un double but:
 - 1) Minimiser le coût de la résolution pour une précision donnée;
 - 2) Adapter la méthode à la régularité de la solution.

Enfin, un chapitre est consacré à l'étude du comportement effectif de ces méthodes, en traitant certains exemples importants et en montrant l'avantage acquis par la méthode de RUNGE-KUTTA à pas variable sur celle à pas constant.

- Dans la deuxième partie, on abordera tout d'abord, la modelisation du processus physique, soit donc le calcul du modèle dynamique du manipulateur. Ensuite, on passera à la simulation du comportement dynamique de ce dernier au cours d'un transport de charge variable, sous l'effet d'une commande adaptative.

Nous montrerons qu'en fait, la commande n'est pas améliorée par l'identification en ligne, car celle-ci est très mauvaise lors d'un déplacement rapide du manipulateur. Mais qu'une commande robuste vis-à-vis des phénomènes qui apparaissent en réaction au mouvement peut être synthétisée en utilisant de grand-gains permettant de réduire les effets des erreurs de modelisation.

Pour finir, nous présenterons une conclusion relative à l'ensemble de nos travaux.

- 3 -

PARTIE A: ALGORITHME D'INTEGRATION NUMERIQUE:

INTRODUCTION:

Notre travail consiste en la résolution numérique du problème différentiel suivant:

$$\begin{cases} \frac{d}{dt} Y(t) = F(t,y(t)) \quad t \in I = [0,T] \\ \frac{d}{dt} \end{cases}$$
(1)
Y(0) = Yo donne dans R^m

ou:

Nous dirons que ce problème est "BIEN CONDITIONNE" si la fonction \underline{F} est uniformément lipschitzienne, c'est-à-dire, qu'il existe une constante \underline{L} telle que:

$$\forall z \in \mathbb{R}^{m} || F(t,y) - F(t,z) || \leq L || Y - Z || (2)$$

on sait alors que le problème (1) admet une solution unique, de même que le problème perturbé:

$$\begin{cases} \frac{d}{dt} Y \xi(t) = F(t, Y \xi(t)) + \xi(t) \\ Y(0) = Y0 + \xi 0 \end{cases}$$

on obtient alors la majoration suivante:

$$\| Y(t) - YE(t) \| \leq C \| E 0 \| + \int_{0}^{t} C \left(t - s \right) \| E(s) \| ds$$

qui permet d'affirmer que $\underline{Y} \in \underline{\xi}$ tend vers \underline{Y} uniformément, dès que les termes de perturbation $\underline{E} \circ \underline{f} \in \underline{\xi}(.)$ tendent vers zéro.

Actuellement, les méthodes numériques les plus efficaces pour approcher la solution du problème différentiel (1), sont les méthodes de RUNGE-KUTTA et les méthodes d'ADAMS.

Ces méthodes marchent bien tant que l'hypothèse (2) est vérifiée même localement [1].

Elles sont écrites avec un nombre et une taille de pas variables pour mieux adapter la méthode à la régularité de la solution, contrairement aux méthodes classiques qui utilisent des pas constants en nombre et de taille fixe.

.

I.1 Généralités:

Pour approcher la solution du problème différentiel (1), choisissons une subdivision de I = [0,T]:

$$0 < t1 < t2 \dots < tn < tn + 1 < \dots < tn = T$$

 $\frac{\text{tel que:}}{\text{n}} = \text{tn} + 4 - \text{tn} \quad \text{et} \quad h = \max \text{hn}$ $O \leq N \leq N$

Le principe consiste, partant d'une approximation \underline{Yn} de Y (tn) pri se à l'instant \underline{tn} , à calculer une approximation $\underline{Yn} + 1$ de Y (tn + 1) à l'instant tn + 1 au moyen d'une relation de récurrence d'ordre 1 de la forme:

$$\begin{cases} Yn + 1 = Yn + hn \cdot \phi & (tn, Yn, hn) \\ Yo = \eta & donnée dans R^m \end{cases}$$
(1.1)

ou ϕ est une fonction continue de $[0,T] \times \mathbb{R}^m \times [0,h^*]$ tel que $h^* > 0$.

Cependant, remplacer le système (1) par le schéma, ne va pas sans introduire un terme d'erreur appelée erreur de discrétisation. L'étude de cette dernière de par son effet sur l'approximation de la solution du problème différentiel (1), nous amène à définir les notions de:

- consistance,

- stabilité,
- convergence
- du schéma (1.1).

I.1.1 Consistance:

L'erreur de consistance ou de troncature est l'erreur qu'on commet en remplaçant le système (1) par le schéma (I.1)



Soit donc:

$$Y (tn + 1) = Y (tn) + hn , \phi (tn, y (tn), hn) + En (1.2)$$

N - 1 N - 1

$$\frac{d'o\hat{u}}{n = o} \quad y \ (tn + 1) = y \ (tn) = hn, \phi \ (tn, y \ (tn), hn) \quad = \sum_{n = o} \sum_{n =$$

dire que le schéma (I.1) est consistant avec le système différentiel (1), revient à dire que:



I.1.2 <u>Stabilité</u>:

Cette notion est intrinsèque au schéma de résolution numérique, définie comme étant la propriété qui fait que toute petite perturbation sur les données du schéma n'entraîne qu'une petite perburbatic sur la solution. Ceci nous permet de pallier à l'effet des erreurs d'arrondis et leur propagation au niveau de la résolution. Soit donc:

$$\begin{cases} Yn + 1 = Yn + hn \cdot \phi & (tn, Yn, hn) \\ Zn + 1 = Zn + hn & (\phi (tn, Zn, hn) + \xin) \end{cases}$$
 Yo fixée

La stabilité de la méthode est affirmée si pour tout:

h∠ho, (ho pas maximum), il existe deux constantes M1 et M2 indépendantes de h, Zo, Yo et En tel que:

Max
$$|Y_n - Z_n| \leq M1 |Y_0 - Z_0| + M2 Max |E_n|$$

ce résultat a été établi par CROUZEIX, et MINGNOTen [1], GEAR [2].

I.1.3 <u>Convergence</u>:

_

Ecrivons que:

Y (tn) est la solution réelle

Yn est la solution calculée à partir du schéma (I.1) et

Alors l'erreur sera définie comme suit:

$$e_n = y(t_n) - Y_n$$

.

La convergence est alors assurée si:

$$Max | en | = Max | Y (tn) - Yn | \longrightarrow 0$$

$$h = Max hn \longrightarrow 0$$

$$o \le n \le N$$

I.2 Schéma général des méthodes de RUNGE-KUTTA à q pas intermédiaires:

Le schéma général de RUNGE-KUTTA à q pas intermédiaires est:

I.3
$$\begin{cases} Yn, i = Yn + hn \cdot \sum_{j=1}^{q} a_{ij} \cdot f(tn, j; Yn, j) & i = 1, q(I.3 a) \\ Yn + 1 = Yn + hn \cdot \sum_{j=1}^{q} bj f(tn, j; Yn, j) & (I.3 b) \end{cases}$$

<u>Yn</u> étant supposée connue, le calcul de g quantités auxiliaires <u>Yn,1</u> définies comme solutions de g équations (I.3.a) lorsque après permutation éven tuelle des indices, la matrice <u>a</u> des éléments <u>a</u>ij devient strictement triangulaire inférieure (i.e <u>a</u>ij = o si i <u>s</u>j), le calcul de Yn, i ne demande que des évaluations de f, il en est de même pour Yn + 1 d'après (I.3 b) la méthode est alors explicite.

Il est plus aisé de montrer que le schéma (I.3) vérifie les propriétés précédemment annoncées.

- partons de
$$\begin{bmatrix} 1 \end{bmatrix}$$
, $\begin{bmatrix} 2 \end{bmatrix}$:
 $| \mathbf{E} n \leq Kh^{p} n$ (1.4)

et comme la méthode de RUNGE-KUTTA est d'ordre P>1, alors:

En] ---- 0 dès que hn ------0

- Etudions la sensibilité du schéma face aux perturbations (dont les valeurs sont bornées dans l'espace et le temps):

$$\begin{cases} Zn, i = Zn + hn \cdot \sum_{j=1}^{q} a_{ij} \cdot f(tn, j j Zn, j) \\ i = 1, ..., q \end{cases}$$

$$I = 1, ..., q$$

$$Zn + 1 = Zn + hn \cdot \sum_{j=1}^{q} b_{j} \cdot f(tn, j j Zn, j) + hn En$$

On démontre (voir annexe B_1), le résultat suivant:

$$|| Y_n - Z_n || \le \frac{CT}{C} || Y_0 - Z_0 || + \frac{CT}{c} - 1 \max_{n} || E_n ||$$
 (I.5)

Ce qui montre la stabilité du schéma avec:

$$M1 = C \quad \text{ot} \quad M2 = \frac{CT}{C}$$

- 🗳 -

La convergence est déduite directement de (I.4) et (1.5) pour cela, il suffit de poser:

$$Y$$
 (to) = Zo = Yo et Y (tn) = Zn

et comme le schéma est consistant, on obtient alors le résultat recherché, à savoir, la convergence du schéma (I.1)

$$\|\mathbf{e}_{n}\| = \|Y_{n} - Y(t_{n})\| \leq \frac{\mathbf{e}_{-1}}{c} \quad \max_{n} \|\mathbf{e}_{n}\|_{c} \qquad 0 \quad (\mathbf{x}.\mathbf{e})$$

$$qd \qquad h \qquad 0$$

I. 3 Comportement comportique de l'erreur:

Pour adapter la méthode à la régularité de la solution, minimiser son coût calcul, et détecter les éventuelles "SINGULARITES" du problème différentiel. La mise en oeuvre des méthodes de RUNGE-KUTTA, se fait avec contrôle de pas. Les singularités du problème différentiel sont les points où le schéma a du mal à approcher la solution de ce dernier. Le contrôle du pas permet alors de choisir au voisinage de ces points un pas <u>hn</u> suffisamment petit pour atteindre la précision exigée ou de constater l'impossibilité de l'obtenir (la précision demandée). Le changement du pas obeït à une technique explicite basée sur le comportement <u>asymptotique de l'erreur</u>, donc sur son estimation locale.



Le schéma permet de montrer comment le pas doit évoluer compte-tenu des évolutions de Y (t).

<u>N.B.</u>: La relation (I.6) nous permet de constater que contrôler l'erreur locale revient donc essentiellement à contrôler l'erreur de consistance En.

I.3.1 Expression de l'erreur:

Pour connaître le comportement de l'erreur, il faut d'abord trouver son expression, pour cela, donnons-nous une fonction $\Theta(t)$ continue, lipschitzienne sur I telle que:

$$o \langle \mathbf{0}(t) \leq 1$$
 et $hn = h (\mathbf{\Theta}(t) + o (h))$

sachant que pour une méthode d'ordre p, l'erreur de discrétisation obest à la relation suivante:

$$C_n = Y(t_n) - Y_n = h^p C_1(t_n) + (\eta - \eta_h) C_0(t_n) + o(h_n)(1.7)$$

ou:

To et T1 sont solutions des équations différentielles suivantes.

$$\begin{cases} \mathbf{J}_{0}^{t}(t) = \frac{\partial f}{\partial y}(t, y(t)) \mathbf{J}_{0}^{t}(t) & \mathbf{J}_{0}^{t}(t) = \frac{\partial f}{\partial y}(t, y(t)) \mathbf{J}_{1}^{t}(t) + \theta(t) \Psi_{p}(t, y(t)) \\ \mathbf{J}_{0}^{t}(t) = 1 & (1.7.a) & \mathbf{J}_{1}^{t}(t) = 0 & (1.7.8) \end{cases}$$

Ce résultat est établi dans CROUZEIX, MIGNOT [1] avec:

- $-h^{p}$ G1 (tn) erreur due à la méthode
- (N Nh) (o (tn) due à l'imprécision sur les conditions initiales.

Notre préoccupation réside dans le choix du pas <u>hn</u>, de sorte que l'erreur soit aussi faible que possible.

I.3.2 Choix optimal du Pas hn:

Le pas optimal est celui qui nous permet d'avoir une erreur:

$$en = Y (tn) - Yn$$

voisine d'un certain seuil de tolérance.

Le choix du pas donc, celui de 🛡 (t) n'influe pas sur le terme (N - Nh) To (tn), par contre, il joue un rôle prépondérant dans l'erreur de méthode. Sachant que le coût de la méthode en nombre du pas est:

$$N = \frac{ho}{ho} + \frac{h1}{h1} + \dots + \frac{hn-1}{hn-1} = \frac{1}{h} \begin{bmatrix} ho + h1 + \dots + hn-1 \\ \Theta(to) \Theta(t1) & \Theta(tn-1) \end{bmatrix} = \frac{1}{h} \int_{to}^{to+T} \frac{dS}{\Theta(S)} + o (1)$$

On se demande alors pour un coût donné <u>N</u> comment choisir les points <u>tn</u>, de sorte que l'erreur finale | Y (tn) - Yn | soit la plus faible possible. Ce qui revient à dire:

Pour:
$$\frac{1}{h} \int \frac{dS}{to}$$
 fixé trouver h et 0 tel que:
 $h^{p} \int 1$ (tn) soit minimum

Posons $\Psi(t) = h \Phi(t)$ et cherchons d'abord l'expression de $\overline{O1}$ (tn). à partir de (I.7 a) et (I.7b), on démontre (voir Annexe **B**).

$$(\int 1 (t) = (t) \int_{0}^{t} \frac{O^{p}(\delta) \Psi_{p}(\delta, y(\delta))}{(t)} d\delta$$

(I.8) devient alors:

$$\begin{cases} \int_{t_0}^{t_0+T} \frac{dA}{\Psi(A)} = N \text{ fix} \delta \\ \int_{t_0}^{t_0+T} \frac{\Phi^{P}(A)\Psi_{P}(A,Y(A))}{\Phi(A)} dA \end{cases}$$
 Minimum
$$\int_{t_0}^{\Phi(A)} \frac{\Phi^{P}(A)\Psi_{P}(A,Y(A))}{\Phi(A)} dA \end{cases}$$

Sous l'hypothèse que $\Psi_p(\delta, y(\delta))$ ne s'annule pas et garde un signe constant sur I on aura:

$$\Psi(\delta) = h \Theta(\delta) = \lambda \left[\frac{\int O(\delta)}{\Psi_{p}(\delta, y(\delta))} \right]^{\frac{1}{p+1}}$$

Avec:

$$\lambda = \frac{1}{M} \int_{to}^{to+T} \left| \frac{\Psi_{p}(\delta, y(\delta))}{\int O(\delta)} \right|^{\frac{1}{p+1}} d\delta$$
dans [1]

d'autre part, la formule de TAYLOR nous donne:

$$\sum_{n=y}^{p+1} \frac{p+2}{(tn+1) - y(tn) - hn} \psi(tn, Yn, hn) = hn \psi(tn, Y(tn)) + o(hn)$$

d'où on tire:

 $\mathcal{E}_n = \pm \lambda^{p+1} \overline{\mathcal{O}}_{o(tn)} + o(hn) \xrightarrow{p+2} \underbrace{\mathfrak{E}_n}_{\overline{\mathcal{O}}_{o(tn)}} = \pm \lambda^{p+1} + o(hn)$

On peut donc en conclure que le choix optimal du pas conduit au résultat suivant:

I.4 Contrôle du pas:

La connaissance de l'erreur locale permet le contrôle du pas. Ce dernier nécessite le calcul d'une valeur approché Én de cette erreur qui sera utilisée dans le programme numérique sur calculateur.

I.4.1 Estimation de l'erreur:

Nous avons vu que la formule de TAYLOR nous donnait:

$$\sum_{n=n}^{p+1} \Psi_p (tn, y (tn)) + o (hn)$$

Ce qui nous amène à prendre:

$$\tilde{\xi}_n = hn \Psi p (tn, Yn)$$

La différence entre l'erreur et l'erreur approchée nous donne:

$$\mathcal{E}_{n} - \tilde{\mathcal{E}}_{n} = hn \left[\Psi_{p} (tn, Y(tn)) - \Psi_{p} (tn, Yn) \right] + 0 (hn)$$

Le théorème des accroissements finis nous ramène à:

$$\mathcal{E}_n - \tilde{\mathcal{E}}_n = \frac{P+1}{nn} \underbrace{\bigoplus_{y \in Y_n} (tn, Y_n)}_{y} \begin{bmatrix} Y (tn) - Y_n \end{bmatrix} + 0 (hn)$$

or: $y (tn) - yn = 0 (hn)$

On obtient alors:

$$\mathcal{E}_n - \tilde{\mathcal{E}}_n = hn \quad 0 \quad (hn) \quad \text{and} \quad \mathcal{E}_n = \tilde{\mathcal{E}}_n + hn \quad 0 \quad (hn)$$

d'où En est une bonne approximation de En.

I.4.2 Contrôle du pas:

Une fois la valeur approchée $\tilde{\xi}_n$ de l'erreur $\tilde{\xi}_n$ estimée, posons: $\tilde{\xi}_n = hn$ Ψ_p (tn,Yn) = 3

Comparons cette valeur à la précision exigée, deux cas peuvent se présenter:

- En supérieure à la précision exigée, alors on diminue le pas. - En inférieure à la précision exigée, alors on augmente le pas,

pour cela, nous noterons:

$$\tilde{\boldsymbol{\xi}}_{n} = hn \cdot \Psi_{p} (tn, Yn) = \boldsymbol{\beta}$$

L'erreur obtenue avec le pas hn et qui répond à la précision exigée. Le changement du pas se fera grâce à la relation suivante:

- si **p > d** alors hn 4 hn
- si 月 4 → alors hn ≥ hn

I.5 Schéma final de RUNGE-KUTTA adopté:

Le schéma final adopté est basé sur deux méthodes de RUNGE-KUTTA emboîtées, l'une d'ordre <u>P</u>, l'autre d'ordre au moins $P^{I} = P + 1$. Ce choix est dû au fait qu'il permet le calcul de $\tilde{\xi}$ n à un coût moindre.

Dans le programme que nous avons mis en oeuvre sur calculateur, nous avons utilisé RKpp' avec p = 3 et p' = 4, la méthode d'ordre 3 permet le calcul de <u>Yn</u> solution approchée de y (tn), celle d'ordre 4 permet l'estimation de l'erreur. Pour faciliter la programmation de la méthode, nous la résumons grâce aux équations suivantes:

Kn, i = f (tn, i ; Yn + hn
$$\cdot \sum_{j=1}^{q} \mathbf{Q}_{ij} \cdot Kn, j$$
) i = 1, ..., q
Yn + 1 = Yn + hn $\cdot \sum_{j=1}^{q} \mathbf{b}_{j} \cdot Kn, j$
tn, i = tn + Cihn i = 1, ..., q

ou Kn,i est vue comme approximation de y' (tn,i).

I.Ş.1 Calcul des coefficients de la méthode:

Les coefficients suivants ont été calculés par [1], pour la méthode d'ordre 4, disposés sous forme de tableau, les coefficients sont:



Pour la méthode d'ordre 3, il suffit de supprimer la dernière ligne et la dernière colonne, soit donc: (â'ij, b'j, C'i).

- et soit: $\mathbf{E}_{n}^{\mathbf{F}} = Y (t_{n+1}) - Y (t_{n}) - h_{n} \cdot \mathbf{\Phi}^{\mathbf{F}} (t_{n}, \mathbf{y} (t_{n}), h_{n})$ Pour la méthode d'ordre 4.

En faisant la différence des deux expressions de l'erreur, on obtient [1]:

avec:
$$\xi_{n}^{*} = \phi^{*} (tn, y (tn), hn) - \phi (tn, y (tn), hn)$$

I.6 Différents types de contrôle d'erreur:

Nous allons décrire les différents types de contrôle d'erreur employés dans le programme de résolution implanté sur calculateur. Basé sur le fait que $| \underbrace{\widetilde{\mathcal{E}}_n}{\mathbf{O}(tn)} |$ soit minimum constant. Donnons-nous un paramètre $\underline{\mathcal{M}}$ qui tend vers zéro, et calculons à chaque pas $\widetilde{\mathcal{E}}_n$ et $\widetilde{\mathbf{O}}_0(tn)$.

Valeur approchée de 0 o (tn) et de la sorte, on ajuste h de telle manière que:

$$\frac{\underline{\tilde{E}}_n}{\underline{\tilde{C}}_{o(tn)}} = \frac{1}{2}$$

Nous avons d'autre part:

$$\tilde{\xi}_{n} = hn^{P+1} \Psi_{p} (tn, yn) \implies hn = \left| \frac{\tilde{y}_{0} (tn) \mu}{\Psi_{p}(tn, yn)} \right|^{\frac{1}{P+1}}$$

mais alors si Ψ p (tn, yn) vient à s'annuler, on aura un pas très grand et de là la relation:

 $\xi_n = \tilde{\xi}_n + \frac{2}{hn} \circ (\frac{p}{hn})$

n'est plus valable du moment que le terme hn 0 (hn) ne peut plus être négligé, afin d'éviter cela, on impose:

$$\left|\frac{\tilde{8}n}{\sigma(tn)}\right| \leq \mu$$
 et $hn \leq 10 (\mu \tilde{6}o (tn))^{\frac{1}{P+1}}$

d'un point de vue pratique, l'algorithme est décrit comme suit: On part avec le pas ho = $(\mu)^{\frac{1}{P+1}}$ et on passe de <u>tn</u> à <u>tn + 1</u> ainsi:

> hri étant connu pour le pas précédent, on calcule: Yn +1, Én, Go (tn)

$$-\underline{Si:} \quad 0.9 \,\mu \leq \underline{\underbrace{en}}_{00(\text{tn})} \leq 1.1 \,\mu \text{ alors } hn + 1 = hn \text{ on conserve le pas.}$$

$$-\underline{Si:} \quad \underbrace{\underbrace{en}}_{00(\text{tn})} < 0.9 \,\mu \text{ alors } hn+1 = \inf \left(hn \left(\frac{|\underline{\mu} \underbrace{o}_{0}(\text{tn})|}{|\underline{en}|} \right)^{\frac{1}{p+1}} 10 \left(\underline{\mu} \underbrace{o}_{0}(\text{tn}) \right)^{\frac{1}{p+1}} \right)$$

$$-\underline{Si:} \quad 1.1 \,\mu < \underbrace{\underbrace{en}}_{00(\text{tn})} \leq 1.2 \,\mu \text{ alors } hn + 1 = hn \left(\frac{\mu}{|\underline{en}|} \frac{|\underline{o}_{0}(\text{tn})|}{|\underline{en}|} \right)^{\frac{1}{p+1}}$$

$$-\underline{Si:} \quad 1.2 \,\mu \underbrace{\underbrace{en}}_{00(\text{tn})} \right|_{n+1} \text{ alors } n \text{ rejette le pas } \underline{hn}, \text{ et la valeur}$$

$$+ 1 = n (\underline{\mu} + \underline{en} + 1) = n (\underline{\mu} +$$

$$hn = hn \left(\frac{0.9 \, \mu \left| \sigma_{0} (tn) \right|}{| \epsilon_{n} | |} \right)^{\frac{1}{P+1}}$$

REMARQUE:

L'utilisateur peut choisir les coefficients (0,9 - 1,1 - 1,2) en fonction de la précision souhaitée.

I.6.2 Deuxième type de contrôle de l'erreur [4]:

Cette fois le contrôle d'erreur est relatif sur l'intervalle d'intégration [tm - 1, tn], on cherche à rendre la quantité

$$\left|\frac{\tilde{\xi}_n}{\ln \delta(tn)}\right| \leq \hat{\mathcal{V}}$$

ou de la même manière que dans le cas précédent, en remplaçant:



I.6.3 <u>Choix de $\tilde{\mathbf{O}}_0$ (tn)</u> : on va donner les choix possibles de $\tilde{\mathbf{O}}_0$ (tn) valeur approchée de \mathbf{O}_0 (tn):

$$-\overline{G}_{0}(tn) = |Yn|$$

Il s'agit de rendre l'erreur de consistance, relative constante; pour cela, il faut d'abord s'assurer au préalable que Yn ne s'annule pas sur l'intervalle I = [0,T].

- To (tn) étant définie comme la solution de:

$$\begin{cases} \mathbf{J} \circ' (tn) = \frac{\mathbf{\partial} f}{\mathbf{\partial} y} & (tn, yn) \cdot \mathbf{J} \circ (tn) \\ \mathbf{J} \circ (to) = 1 \end{cases}$$

Or: $\frac{\Im f}{\Im f}$ = aij alors $\int O(tn) = \sum_{i} f_{i}e^{\lambda itn}$

On peut prendre par exemple pour (To (tn), la valeur:

 \tilde{G} (tn) = $e^{\lambda \max tn}$

Cela est justifié par le rôle de λ max.

I.6. 4 Troisième type de contrôle d'erreur:

L'évolution de la solution se traduit par celle de sa dérivée, on va exploiter ceci pour concevoir une méthode du réajustement du pas, elle est basée essentiellement sur des considérations expérimentales:

Supposons que la solution y (t) évolue suivant la figure (2).



Fig. 2

- Région (1): Evolution rapide qui peut traduire un régime transitoire par exemple, la dérivée est alors très grande en valeur absolue.
- Région (2): Evolution lente (régime permanent) qui traduit une solution assez régulière, d'où une dérivée très faible en valeur absolue.

Soit ϕ cette dérivée; et <u>ho</u> le pas maximum autorisé, l'expression du réajustement du pas est la suivante:

$$hn = \frac{ho}{1 + |\phi|}$$

- Si: | | >> alors hn << ho
- Si: 101 24 alors hn 4 ho
- Si: $|\phi| = 0$ alors hn = ho

I, ? ORGANIGRAMME:

L'organigramme suivant résume les différents types de contrôle de l'erreur:



CHAPITRE II: MISE EN OEUVRE D'UN SCHEMA D'ADAMS A PAS ET ORDRE VARIABLES, EXPRIME A L'AIDE DES DIFFERENCES DIVISEES:

Les méthodes multi-pas d'ordre <u>r</u> permettent de calculer une valeur approché <u>Yn + 1</u> de y (tn+1) en utilisant les valeurs approchées <u>Yn, Yn-1,..., Yn - r-</u> contrairement aux méthodes mono-pas (telle que la méthode de RUNGE-KUTTA), qu n'utilisent que la valeur approchée <u>Yn</u> pour pouvoir calculer <u>Yn+1</u>. Four une même précision fixée, les premières permettent une résolution der équations différentielles ordinaires avec un coût plus faible.

Parmi ces méthodes, celles d'ADAMS sont les plus connues pour leur précision leur efficacité dans l'intégration d'un système d'équations différentielles o: dinaires non raides. Pour les exprimer, on choisit la formulation de <u>KROGH</u> ba sée sur la décomposition des polynômes à l'aide des différences divisées. Le choix de cette formulation est motivé par le fait qu'elle diminue le nombre decalculs à faire, SHAMPINE et GORDON [3] ont décrit cette formulation pour le schéma prédicteur-correcteur PkECk+1E, tel que le schéma prédicteur d'ordre <u>K</u> est celui d'ADAMS-BASHFORTH et le schéma correcteur d'ordre (K+1) est celui d'ADAMS-MOULTON avec K variant de 1 à 12.

Dans ce chapitre, nous définissons un programme correspondant au schéma PkECk <u>K</u> variant de 1 à 12, avec une procédure assez fine pour le démarrage de l'intgration, nécessaire pour la précision dans cette phase, surtout dans l'intégration des systèmes différentiels instables.

II.1 Méthode d'ADAMS d'ordre (r+1) à pas variable:

Afin de résoudre le problème différentiel (1), on utilise le schéma suivant:

Une subdivision:

 $TO = 0 < tn < t2 < \dots tn < tn+1 < \dots < tn = T de l'intervalle$ I = [0,T] est choisie; on note alors hn = tn + 1 - tn $\forall n \in [0, N - 1]$

les quantités fo,....,fn (n \geq r) étant des valeurs approchées de Y'(to..., y' (tn) que l'on suppose connues, on calcule alors une valeur app chée Yn + 1 de Y (tn + 1) au moyen de la relation:

$$Yn + 1 = Yn + \int_{tn}^{tn + 1} R(t) dt$$
 (II.1)

où R (t) est l'un des polynômes Pr,n (t) ou Qr,n (t) de degrés inférieur ou égal à <u>r</u> tel que:

Pr,n
$$(tn - i) = fn - i$$
 $i = 0, 1, ..., r$
et Qr,n $(tn - i) = fn - i$ $i = -1, ..., r - 1$

Ces polynômes sont définis par les relations:

Pr,n (t) =
$$\sum_{i=0}^{r} L_{n,r,i}$$
 (t) fn - i
Qr,n (t) = $\sum_{i=-1}^{r-1} L_{n+1,r,i}$ (t) fn - i

ou Ln,r,i (t) est le polynôme de LAGRANGE tel que:

$$L_{n,r,i}(t) = \frac{T}{T} (t - tn - j) / (tn - i - tn - j)$$

$$j=0$$

$$i \neq j$$

Deux schémas sont alors obtenus à partir de (II.1)

- Dans le premier cas ou R (t) = Pr,n (t), le schéma est celui <u>d'ADAMS-</u> BASHFORTH:

$$Yn + 1 = Yn + hn \cdot \sum_{i=0}^{r} bn, i \cdot fn - i$$
 (II.2)

fn + 1 = f (tn+1, yn+1)

avec:

$$bn,i = \frac{1}{hn} \int_{tn}^{tn+1} \lfloor n,r,i \ (t) \ dt$$

c'est donc un schéma explicite.

- Dans le deuxième cas ou R (t) = Qr,n (t), le schéma est celui <u>d'ADAMS-MOULTON</u>:

$$yn + 1 = Yn + hn \cdot \sum_{i=-1}^{r-1} bn, i \cdot fn = i$$

fn + 1 m f (tn+1, yn+1)

avec:

$$\frac{c:}{bn,i} = \frac{1}{hn} \int_{tn}^{tn+1} L_{n+1,r,i} (t) dt$$

<u>et</u>:

$$bn = bn, -1 = 1$$

 $hn \int tn = \frac{r-1}{1} \frac{(t-tn-j)}{(tn+1-tn-j)} dt$

on aura alors:

$$r-1$$

$$Yn + 1 = hn \cdot bn \cdot f (tn+1, yn+1) = Yn + \sum_{i=0}^{r-1} hn \cdot bn, i \cdot fn - i(Q^{tite})$$

$$la résolution de l'équation en Yn + 1 n'est pas immédiate, c'est donc
un schéma implicite.$$

II.2 <u>Méthode d'ADAMS employée sous forme Prédicteur-Correcteur:</u>

La méthode d'ADAMS-MOULTON est plus précise que la méthode d'ADAMS-BASHFORTM[1], [3], mais son caractère implicite rend son emploi plus délicat: il s'agit en fait de résoudre l'équation en Yn + 1 suivante:

$$Yn+1+hn\cdot bn\cdot f(tn+1, yn+1) = Yn + \sum_{i=0}^{r-1} ha\cdot bn, i \cdot fn-i (Q^{tité} \cdot connue),$$

Or, dans la majorité des cas, cette résolution nécessitera l'emploi d'une méthode itérative. P Pour initialiser cette dernière, on calcule <u>Yn + 1</u>, une valeur approchée au moyen d'un schéma explicite appelé schéma prédicteur, puis on obtient f^{p} (tn+1, yn+1) par une évaluation de <u>f</u>.

. 'r

Enfin, les valeurs approchées de Yn+1 et fn+1, sont obtenues au moyen d'un schéma implicite appelé schéma correcteur.

Dans notre cas, les schémas prédicteur-correcteur sont respectivement les méthodes d'ADAMS-BASHFORTH et d'ADAMS-MOULTON de même ordre, cet ordre peut maintenant varier à chaque pas.

II.2.1 Définition du schéma:

- Soit kn = rn + 1 l'ordre à l'instant. tn + 1 et K = r + 1 l'ordre maximal.
- * schéma Prédicteur d'ordre (r+1)

La valeur prédite de la solution est donnée par le schéma explicite d'ADAMS-BASHFORTH.

(Prédiction) (P) $Y_n + 1 = Y_n + hn \cdot \sum_{i=0}^{rn} b_{n,i} \cdot f_n - i$

Après une évaluation de <u>f</u>, on obtient: (P) (P) (Evaluation) $fn + 1 \pm f (tn + 1, Yn + 1)$

* schéma correcteur d'ordre (r+1)

Les approximations suivantes de Yn+1 et fn+1 sont obtenues à l'aide du schéma implicite <u>d'ADANS-MOULTON</u>:

(Correction) $Y_n + 1 = Y_n + hn bn fn + 1 + hn \cdot \sum_{i=0}^{r_n-1} bn, i \cdot fn - i$

(Evaluation) fn + 1 = f (tn + 1, yn + 1)

II.2.2 Ordre et stabilité du schéma:

On définit l'erreur de consistance du schéma par:

 $\mathcal{E}_{n} = y (tn+1) - y (tn) - hn \cdot bn f (tn+1, Zn+1) - hn \cdot \sum_{i=0}^{n-1} bn, i \cdot fn, i$

$$P_{2n + 1} = y (tn) + hn \sum_{i=0}^{rn} bn, i \cdot y' (tn - i)$$

Soit: En et En les erreurs de consistance correspondant respectivement au schéma prédicteur et au schéma correcteur d'ordre kn = rn.

En écrivant que:

$$n = y (tn+1) - y (tn) - hn \cdot bn \cdot f (tn+1, 2n+1) - hn \cdot bn, i \cdot y' (tn-i) + i = 0$$

On obtient alors:

$$E_n = E_n^c + hn \cdot bn (f (tn+1, y (tn+1)) - f (tn+1, Zn+1))$$

<u>Or</u>:

$$f(b) - f(a) = (b - a) f'(c)$$

<u>Ainsi:</u>

$$\mathcal{E}n = \mathcal{E}n + hn \left[\frac{\partial}{\partial y} f(tn+1, yn+1) \mathcal{E}n + o(\mathcal{E}n)^2 \right] bn^*$$
$$\mathcal{E}n = \mathcal{E}n + hn bn^* \frac{\partial}{\partial y} f(tn+1, yn+1) \mathcal{E}n + o(hn(\mathcal{E}n))^2$$

or, les schémas prédicteur-correcteur sont tous deux d'ordre kn = fn + 1 on a:

résultats établis dans [1] et [3]

on obtient alors:

$$\xi_n = \xi_n^* + o (hn)$$

on remarque alors que le schéma prédicteur-correcteur conserve l'ordre <u>kn</u> et que sa précision est celle du schéma correcteur, en l'occurrence celui d'ADAMS-MOULTON.

Pour la stabilité, on a le résultat suivant [1]:

on suppose qu'on intègre avec le schéma PkECkE (Prédicteur-Correcteur tous deux d'ordre K), depuis to et soit r = k - 1, si l'hypothèse survante est vérifiée:

$$\begin{cases} \text{il existe trois (3) constantes }, B, \forall \text{ tel que:} \\ \text{Pour } n \ge o \sum_{i=0}^{r} |bn,i| \le j; \sum_{i=-1}^{r-1} |bn,i| \le B \text{et } hn |bn| \le h \forall \qquad (II.4) \end{cases}$$

ou <u>h</u> est la valeur maximale du Pas, on obtient dans ce cas:

avec K (h) = BL+ $hYJL^2$ constante de stabilité ou <u>L</u> est la constante de LIPSCHITZ.

REMARQUE:

L'hypothèse (II.4) n'est vérifiée que si l'augmentation du pas est bornée, c'est-à-dire:

$$\frac{hn+1}{hn} \leq S, \forall n = 0, \dots, N-1$$

II.3 Formulation du schéma prédicteur-correcteur à l'aide des différences divisées:

La formulation de <u>KROGH</u> permet d'écrire les méthodes d'ADAMS sous une forme adaptée à l'implantation sur calculateur, surtout lorsqu'on souhaite contrôler l'ordre et le pas.

Cette formulation a été entièrement décrite par SHAMPINE et GORDON [3] pour le schéma PkECk+1 E, on reprend ici la même démarche pour le schéma PkECkE, du fait que les erreurs estimées sont celles à l'ordre \underline{K} .

Dans la formulation naturelle du schéma (décomposition des polynômes sur les polynômes de LAGRANGE.vu précédemment), les coefficients (bn,i) et (bn,i) resteront constants, d'un pas à l'autre, tant que l'ordre <u>kn</u> est conservé, et si le pas est constant depuis <u>kn</u> étapes. Dans le cas contraire, tous les coefficients sont à calculer. Par contre, la formulation de <u>KRÔCH</u> réduit le nombre des calculs à faire puisque un changement d'ordre n'affecte pas les coefficients et l'utilisation de pas constants dans les dernières étapes réduit notablement leurs calculs.

II.3.1 Expression du schéma et choix des variables:

Introduisons quelques définitions utiles pour la suite:

$$hi = ti - ti - 1$$

$$\begin{aligned}
& \forall i, n + 1 = tn + 1 - tn + 1 - i & i \ge 1 \\
& = hn + 1 + hn + \dots + hn + 2 - i
\end{aligned}$$

$$\begin{aligned}
& B_{1, n + 1 = 1} \\
& B_{i, n + 1} = \frac{\forall 1, n+1 \dots \forall i-1}{\forall 1, n-\forall 2, n \dots \forall i-1, n} = \frac{\forall i, n (tn+1)}{\forall i, n-1 (tn)} i \ge 2 \quad (II.5) \\
& \psi_{1, n} = f [tn] \\
& \psi_{1, n} = \psi_{1, n} \dots \psi_{i-1, n} f [tn, \dots, tn-i+1] = \overline{T}_{i, n-1} (tn) f [tn, \dots, tn-i+1] \\
& i \ge 2
\end{aligned}$$

<u>ET:</u>

$$f[to,t1, \dots, tr] = \underline{f[t1, \dots, tr]} - \underline{f[to, \dots, tr-1]}$$

tr - to

différence divisée d'ordre <u>r</u> au point to,ti,...., tr qui va nous permettre d'écrire le polynôme Pr,n (t) représenté par les Quantités (fn-i) i = o,r aux points (tn-i) i = o,r.

II.3.1.1 Schéma prédicteur d'ordre K = F + 1

Nous avons vu que cette méthode se traduit par les équations sui-

$$Pn + 1 = Yn + \int_{tn}^{tn+1} Pr_{,n}(t) \text{ avec } Pn + 1 = Yn + 1$$
 (II.6)

Exprimé sous forme de différence divisée Pr.n (t) devient:

$$Pr,n(t) = \sum_{i=1}^{r+1} Tn,i(t) f[tn, tn - 1, -..., tn - 1 + i] (II.7)$$
avec:
$$\left\{ \begin{array}{l} \text{II} n, i \ (t) = (t-tn) \ (t-tn-1) \dots (tn-tn-i+2) = \\ \text{II} \ (t-tn-j) & i \ge 2 \\ j=0 \end{array} \right\}$$

à partir des définitions précédentes (II.7) devient:

$$Pr,n(t) = \sum_{i=1}^{r+1} \frac{\prod_{n,i}(t)}{\prod_{n-1,i}(t_n)} \phi_{i,n} \cdot \frac{\prod_{n,i}(t_{n+1})}{\prod_{n,i}(t_{n+1})}$$

$$Pr,n(t) = \sum_{i=1}^{r+1} Ci,n(t) \phi^{*},n$$
 (II.8)

.

Avec:

$$\begin{cases} \text{Ci,n (t)} = \underline{\text{Tn,i (t)}} \\ \overline{\text{Tn,i (tn+1)}} \\ \phi^{*}_{i,n} = \beta_{i,n+1} \phi_{i,n} \end{cases}$$

Portons: (II.8) dans (II.6), on aura le schéma suivant:

$$Pn + 1 = Yn + \sum_{i=1}^{r+1} \phi_{i,n}^{\dagger} \int_{tn}^{tn+} Ci_{i,n} (\Delta) d\Delta$$

Finalement on obtient:

Pn + 1 = Yn + hn + 1
$$\cdot \sum_{i=1}^{r+1} g_{i,n} \cdot \phi_{i,n}$$

avec hn·gi,n = $\int_{tn}^{tn+1} C_{i,n}(4) d4$ (II.9)

Nous verrons plus loin, comment calculer les coefficients gi,n.

II,3.1.2 Schéma correcteur d'ordre K = r + 1:

Dans ce cas le schéma est le suivant:

$$Yn + 1 = Yn + \int_{tn}^{tn+1} Qr, n (t) dt$$

or: $Qr,n(t) = \sum_{i=1}^{r} Tn,i(t)f(tn,...,tn=i+1) + Tr+1,n(t)f(tn+1,...,tn-r)$

de la même manière que précédemment, on obtient:

Qr,n (t) = Pr,n (t) + Cr + 1,n (t)
$$\vec{p}$$
r + 2,n + 1

Soit donc:

$$Y_{n+1} = Y_{n+1} + h_{n+4} \cdot g_{r+1,n} \quad \phi^{P} r + 2, n + 1$$

h_{n+gr+1,n} =
$$\int_{t_{n}}^{t_{n+1}} Cr + 1, n \quad (\delta) \quad d\delta$$

The second se

Il faut maintenant trouver le moyen de calculer ϕ i,n+1 et ϕ i,n +1 pour compléter le pas.

à partir de:

$$\phi^{P}_{i+1,n+1} = T_{i+1,n+1}(t) f^{P}[t_{n,+1}, t_{n-i+1}]$$

et en utilisant les définitions (II.5) précédentes, on aura:

$$\phi_{i+1, n+1}^{P} = \phi_{i,n+1}^{P} - \phi_{i,n}^{*}$$
 (II.11)

de la même façon on aboutit à:

$$\phi_{i+1,n+1} = \phi_{i,n+1} - \phi_{i,n}^*$$
 (II.12)

Connaissant les Quantités $\phi_{1,n+1} = f_{n+1}$ et $\phi_{1,n+1} = f_{n+1}$, on déterminera les autres termes, pour tout $i = 1, \dots, r+1$.

En écrivant que:

$$\phi^{P}$$

 $\phi^{i,n+1} = \phi^{P}$
 $i+1,n+1 + \phi^{i,n}$

Il nous faut trouver ϕ^{P} r + 2, n + 1 qui découle directement de (II.11

$$\phi^{\mathbf{f}}_{\mathbf{r}+2, n+1} = \phi^{\mathbf{f}}_{1, n+1} - \sum_{i=1}^{\mathbf{r}+1} \phi^{*}_{i,n}$$

La différence entre (II.11) et (II.12), nous amène à:

$$\phi^{i+1, n+1} - \phi^{P}_{i+1, n+1} \longrightarrow \phi^{i, n+1} = \phi^{P}_{i, n+1} + (f_{n+1} - \phi^{P}_{1, n+1})$$

Il reste maintenant à déterminer la Quantité:

$$\sum_{i=1}^{r+1} \phi^{*}_{i,n}$$

Pour cela, introduisons une nouvelle variable $\oint i, n+1$ différence divisée de Pr+1,n (t) aux instants tn+1, tn.... utilisant fh + 1 a tn + 1, ce qui va nous permettre de passer des:

$$\phi$$
i, n + 1 ϕ i, n + 1 au moyen de la relation
 ϕ i + 1, n + 1 = ϕ i, n + 1 - ϕ i, n

Homologue de la relation de (II.11) qui devient:

$$\phi_{i,n+1}^{e} = \phi_{i+1,n+1}^{*} + \phi_{i,n}^{*}$$
 i=r+1,r,...,1

comme Pr + 1,n (t) est un polynôme de degrés <u></u>r soit donc:

$$\phi_{r+2,n+1}^{e} = 0$$

On obtient alors à partir de (Z):

$$\phi_{i,n+1}^{e} = \sum_{i=1}^{r+1} \phi_{i,n}^{i}$$

Finalement on obtient:

Les différentes étapes que nous venons de décrire seront résumées dans le paragraphe suivant.

II.3.1.. Expression du schéma PkECkE et résumé des opérations à une ETAPE: En utlisant les nouvelles variables pour exprimer le schéma et en posant K = r + 1, on obtient:

CALCUL DES COEFFICIENTS: gi,n i = 1,2,...., K + 1

P: (PREDICTION):

$$\phi^{*}_{i,n} = \beta_{i,n+1} \cdot \phi_{i,n} \qquad i = 1, 2, \dots, K$$

$$P_{n+1} = Y_n + h_{n+1} \cdot \sum_{i=1}^{K} g_{i,n} \cdot \phi_{i,n}$$

.

 $\frac{P}{fn + j= f (tn + 1, n + 1) }$

C: (CORRECTION):

$$Yn + 1 = Pn + 1 + hn + 1 gk_n (fn + 1 - p_{1,n} + 1)$$

E:(EVALUATION) : fn + 1 = f (tn + 1, yn + 1)

$$\phi^{k} + 1, n + 1 = fn + 1 - \phi^{e}_{1,n} + 1$$

 $\phi^{i}_{n,n} + 1 = \phi^{e}_{i,n} + 1 + \phi^{k}_{k} + 1, n + 1 \quad i = k, k-1, ..., 1$

On remarque que les calculs sont réalisés de manière à ce que les Quantités:

 ϕ^{i} , $j \phi^{i}$, $j \phi^{i}$, $j \phi^{i}$, $n + 1 j \phi^{i}$, $n + 1 j \phi^{i}$, n + 1 puissent être successivement stockées dans le même emplacement mémoire, ce qui permet une optimisation de l'espace mémoire.

II.3.2: <u>CALCUL DES COEFFICIENTS</u> (gi,n) i ≥ 1:

Nous avons établi (Relation (II.9) ; (II.10)) que:

hn + 1 gi,n =
$$\int_{tn}^{tn+1} Ci,n (4) d4 \cdot avec \quad Ci,n (t) = \frac{\Pi_{n,i}(t)}{\Pi_{n,i}(tn+1)}$$

Soit donc: $gi,n = \frac{1}{hn+1} \int_{tn}^{tn+1} Ci,n (4) d4$

En posent: (1)
Ci,n (t) =
$$\int_{tn-}^{tn+1} Ci,n (d) dd$$
 (II.13)
(1)

 $\underline{On a}: gi, n = \underline{1} \quad Ci, n \quad (tn + 1)$ hn+1

<u>ET:</u> qCi,n (tn + 1) = $\int_{tn}^{tn+1} (q-1)$ Ci,n (a) da (II.14)

de là on tire:

$$(q)$$

 $gi,q = (q-1)$
 $Ci,n (tn+1)$
 q
 $hn+1$
 $(II.15)$

Il suffit de voir que pour q = 1, on retombe sur (II.14), alors la relation de récurrence suivante est établie dans [3].

$$gi,q = gi-1,q - gi-1, n+1 gi-1, q+1 avec gi+1,n+1 = hn+1 (II.)$$

 $\Psi_{i-1,n+1}$

Nous allons d'abord calculer g1,q et g2,q qui sont indépendants du pas choisi.

D'après (II.15), on aura:

(q)

$$gi,q = (q - 1)$$
 Ci,n (tn + 1) 1
hit+1

<u>QR:</u> C1, n (t) = 1 <u>Ci, n (tn + 1)</u> = (tn + 1 - tn) $\frac{1}{q!}$

en reportant dans (II.15), on obtient:

pour calculer g2,q, on reporte dans (II.16) en remarquant que:

 $g_{1,n+1=1} = 2 \cdot q = \frac{1}{q(q+1)}$

Comme coefficients gi,q, on aura donc:

$$g_{i,q} = \begin{cases} \frac{1}{q} & i = 1 \\ \frac{1}{(q+1)q} & i = 2 \\ g_{i-1,q} - g_{i-1, n+1} & g_{i-1, q+1} & i \ge 3 \end{cases}$$

D'après (II.14), nous n'aurons besoin que des gi,1 (gi,n = gi,1).

En disposant les coefficients gi,q sous forme de tableau, on a la règle de construction suivante:



ALGORITHME DE CALCUL DES COEFFICIENTS:

Introduisons deux vecteurs de coefficients utiles pour la suite [3], [1] :

$$f_{i,n} = \underline{hn}$$
 et $\overline{G_{i,n}} = (i-1) \frac{1}{hn} / \overline{T_{i,n}} (tn+1)$ $i \ge 1$
 $\overline{Y_{i,n}}$

$$(\Psi_{i,n})_{i} = 1, K$$
 ; $(\mathbf{\hat{g}}_{i,n})_{i} = 1, K$; $(\mathbf{\hat{g}}_{i,n})_{i} = 1, K$; $(\mathbf{\hat{G}}_{i,n})_{i=1, K+1}$; $(\mathbf{g}_{i,n})_{i}$
 $i = 1, K + 1$

Avant de décrire les algorithmes permettant la construction de tels coefficients, on calcule leur valeur lorsque le pas est constant depuis quelques étapes, puisque la formulation choisie (formulation de KROGH) l'a justement été pour réduire ces calculs.

On suppose que $hn = hn - 1 = \dots = hn + 1 - n\delta$

ou <u>n</u>s est un entier supérieur à <u>1</u> est inférieur ou égal à <u>K</u> + <u>1</u>, dans cette situation on a:

 $\Psi_{i,n} = ihn$ j = 1, n = 1/i $j = 1, \dots, n\delta$

BT:

 $(i_{n} = 1)$ Pour $i = 1, ..., n \neq 1$

La relations (II.16) devient:

 $g_{i,q} = g_{i-1,q-1}$ $g_{i-1,q+1}$ Pour i = 1, ..., n et $q \ge 1$ i-1

Alors l'algorithme devient comme suit:

Pour
$$i = 1, nd$$
Pour $i = nd_{1}, \dots, K$ $Bi,n = 1$ $Bi+1,n = Bi,n - \frac{\forall i,n}{\forall i,n-1}$ $Gi,n = 1$ $Gi+1,n = Gi,n i i i,n$ $\forall i,n = ihn$ $\forall i+1,n = \forall i,n-1 + hn$ $\exists i,n = \frac{1}{1}$ $\exists i+1,n = hn/\forall i+1,n$

- 38 -

Dans la construction du tableau (gi,q), il nous reste à générer les colonnes de <u>i = ns + 1</u> jusqu'à i = K + 1, il ne sera donc pas nécessaire de stocker tout le tableau, mais seulement sa bordure (elle restera invariante si le prochain pas est égal au précédent). Cette bordure sera stockée dans un vecteur <u>V., n</u> de la manière suivante:

Vq, n = gn
$$d$$
, q Pour q = 1, ..., K+1 - n d "PARTIE VERTICALE"
.
Vq. n = gk+1 - n, q Pour q = K+1 - n d ,, K "PARTIE OBLIQUE"



Le vecteur <u>W</u> est un vecteur de travail de même dimenssion que <u>V₀,n</u> et qui permet de calculer <u>gi,q</u> <u>de</u> <u>i</u> = ns + 1,....,K + 1</u> à partir des valeurs stockées dans <u>W</u> par l'algorithme.

Pour: q = 1, K Faire Wq = Vq, n - 1

Pour: $i = n\delta + 1, K + 1$

Faire:Pour:q = K + 2 + i, 1, -1Faire:Wq = Wq - Ji - 1, n.Wq + 1

Quatre (4) situations peuvent se présenter:

- si l'ordre et le pas sont conservés, alors la bordure du vecteur V., n correspond au vecteur \underline{W} obtenu pour $i = n \triangle + 1$
- si la pas a été conservé mais l'ordre a augmenté d'une Unité, on doit décaler la partie oblique par l'algorithme:

K = K + 1 (Augmentation d'1 Unité)

Vk,n = 1/K (k+1) (homologue à g2,q = $\frac{1}{q(q+1)}$)

Pour: q = K - 1, $K + L - n \Delta$, -1

On a: $Vq,n = Vq,n - 1 - q, K+1 - q, n \cdot Vq + 1,n$

- * si la pas est resté constant et si l'ordre a dimuné d'une unité, alors on conserve la partie oblique du vecteur <u>V</u>.
- * le pas est changé alors V., n = gi,q

II.4 CONTROLE DE L'ORDRE ET DU PAS:

Le contrôle du pas et de l'ordre sont nécessaires pour permettre au schéma de suivre la régularité de la solution.

II.4.1 Valeurs approchées des erreurs de consistance:

(dans la formulation de KRÔGH)

Il n'existe pas actuellement de méthode pour contrôler l'ordre et le pas à partir d'une expression de l'erreur globale. Cependant, une méthode efficace de choix du pas, consiste à rendre l'erreur de troncature locale [€n] ∠ EPS sur l'intervalle d'intégration. D'autre part, pour choisir l'ordre, il est nécessaire de connaître des estimations des erreurs locales (troncature) à l'ordre courant <u>K</u> et aux ordres (K + 1) et (K - 1).

On note respectivement ces erreurs $\mathcal{E}n$, $\mathcal{E}n$, $\mathcal{E}n$, on montre dans [3] les résultats suivants:

$$\sum_{n=1}^{P} E_{n} (K) = hn (g K+1, 1 - gK, 1) \cdot \phi^{P} K+1, n$$

$$\sum_{n=1}^{P} (K-1) = hn (gK, 1 - gK-1, 1) \cdot \phi^{P} K, n$$

$$\sum_{n=1}^{P} (K+1) = hn \sqrt[8]{K+1} [\nabla^{R} fn+1 - \nabla^{R} fn]$$

<u>Où</u>: ∇ ^k fn est la différence divisée d'ordre <u>K</u> à l'instant <u>tn</u>

Lorsque le pas est constant, on a:

$$gi, 1 - gj, 1 = 0$$

Soit donc:

$$ERK = hn \cdot \mathbf{G}K + 1 \cdot \mathbf{V}K \cdot \mathbf{\phi}K + 1, n$$

$$ERKM1 = hn \cdot \mathbf{G}K \cdot \mathbf{V}K - 1 \cdot \mathbf{\phi}K, n$$

Le principe est donc d'accepter ou de refuser le pas si $| \mathbf{E}_n | \leq EPS$ nous avons donc deux possibilités:

- le pas est un échec (|En| > EPS), il faut donc savoir quelle erreur on peut avoir si on répète l'intégration avec un autre pas.
- le pas est pris (|En| < EPS), et là aussi il faut <u>savoir quelle erreur</u> on obtient avec un autre pas à l'étape <u>tn + 1</u> avec un pas <u>hn + 1</u> et un ordre <u>K</u>

L'idée émise par SCHAMPINE et GORDON [3] est la suivante:

$$\sum_{n=1}^{P} E_{n} + 1 (K) = hn + 1 (g_{k+1}, 1 - g_{k}, 1) (K + 1, n + 1)$$

$$\mathcal{E}_{n+1}$$
 (K) = ERK • r avec ERK = hn \mathcal{C}_{K+1} , n+1 $\mathcal{C}_{K} \not \sim \mathcal{K}^{+1}$, n+1

Il en serait de même pour le cas où il y a ECHEC au pas.

II.4.2 ALGORITHME EN PHASE NORMALE DE FONCTIONNEMENT:

Après une phase de démarrage décrite au paragraphe suivant, l'intégration atteint un régime de crofsière, où le pas et l'ordre sont ajustés en fonction des variations de la solution.

* Contrôle du pas:

On a vu qu'un choix efficace du pas consiste pour une valeur de tolérance EPS fixée à imposer la condition suivante pour accepter l'étape en <u>tn</u>:

$$|E_n| \leq EPS$$
 (ou |ERK| $\leq EPS$ si le pas est constant)

on recherche ensuite un pas hn + 1 = r hn pour l'étape suivante, tel que:

$$\mathcal{E}_{n+1} = \mathbf{\Gamma}^{k+1} \mathbf{E}_{RK} \leq 0.5 \text{ EPS} = \mathbf{\Gamma} = \left(\frac{0.5 \text{ EPS}}{\text{ERK}}\right)^{\frac{1}{k+1}}$$

Ce principe admis, il faut maintenant en préciser les limites d'application. En effet, pour assurer la stabilité du schéma lorsque l'ordre est supérieur à <u>1</u>, on impose un maximum au rapport <u>hn + 1/ hn</u>, pratiquement le pas sera au plus doublé d'une étape à l'autre.

D'autre part, les séquences de pas constant étant particulièrement recherchées pour l'allègement qu'elles engendrent dans le calcul des coefficients, on augmentera le pas que lorsqu'il est possible de le doubler.

Soit donc: 0.5 EPS ≥ 2 ERK

Par contre, il n'y a aucune restriction sur les réductions du pas, sauf celle qu'impose le calculateur (r \geq à la précision de la machine).

* Traitement d'un échec:

Si En > EPS (ou ERK > EPS pour un pas constant), on restitue les informations et on procède comme suit:

- si c'est le ler ou le 2ème ECHEC, le pas est réduit de moitié et l'ordre conservé;
- si c'est le 3ème ECHEC, le pas est réduit de moitié et l'ordre est réduit à <u>1</u>.

.

* Contrôle de l'ordre:

L'ordre étant limité à 12 il nous faut trouver un ordre pour lequel: $| \mathcal{E}_n | \leq MIN \quad (| \mathcal{E}_n | , | \mathcal{E}_n |)$

En fait, on recherche localement le meilleur ordre à partir d'un ordre donné à plus ou moins une unité, mais rien n'assure qu'un ordre supérieur ne soit pas meilleur. Cette considération nous incite à favoriser la montée en ordre qui en général accroît la précision; mais d'un autre côté, on doit éviter de passer trop <u>facilement</u> sur des "ACCIDENTS" de la solution (point anguleux, asymptote verticale... etc), car la suite des calculs en serait très altérée.

De plus, lorsque l'ordre et le pas augmentent rapidement (surtout en phase de démarrage), il vaut mieux parfois réduire l'ordre pour partir sur des valeurs très fiables.

On est ainsi devant le dilemme suivant:

- * la montée en ordre est favorisé et les résultats obtenus sont très précis et très efficaces dans le cas régulier.
- * pour mieux suivre le cas à "ACCIDENTS", la descente en ordre est souhaitée, et cela devient souvent une politique très coûteuse.

Partant de ce raisonnement, on ne peut changer l'ordre que si l'erreur prédite est réduite; à chaque étape, on considère alors la réduction de l'ordre $\underline{K} \longrightarrow (\underline{K} \longrightarrow 1)$.

> Si K > 2 $|E_{\bar{n}}| < |E_{\bar{n}}|$ Si K = 2 $|E_{\bar{n}}| < 0.5$ $|E_{\bar{n}}|$

Dans le cas où il n'y a pas d'ECHEC et le pas est constant depuis <u>K</u> étape, on possède alors une estimation de $\begin{bmatrix} C \\ n \end{bmatrix}$

 $|\mathcal{E}_{n}| < MIN (|\mathcal{E}_{n}|, |\mathcal{E}_{n}^{+}|)$

- 44 -

- Augmentation de l'ordre:

 Si
 $| \mathcal{E}_n^+ | < | \mathcal{E}_n^- | < | \mathcal{E}_n^- |$ $1 \le K < 12$

 Si
 $| \mathcal{E}_n^+ | \le 0.5$ $| \mathcal{E}_n^- |$

 K = 1

* ALGORITHME:

L'algorithme de la phase normale de fonctionnement est alors le suivant:

•



II.4.3 ALGORITHME EN PHASE DE DEMARRAGE - CHOIX DU ler PAS:

Le schéma est auto-démarrant si on choisit à la première étape l'ordre <u>1</u> (on a besoin que de la valeur initiale <u>yo</u> pour démarrer l'intégration). Dans ce cas, il faut choisir un pas <u>ho</u> tel que:

$$\frac{h_0^2}{2} | Y^{(2)}(A_1) | \leq EPS/2 \quad \text{où} \quad A_1 E [t_0, t_1]$$

en démarrant à l'ordre 2, on aurait à choisir ho tel que:

$$\begin{array}{c|c} 3 \\ ho \end{array} \begin{vmatrix} (3) \\ Y \end{vmatrix} (A) \end{vmatrix} / 12 \le EPS/2 \quad où \quad \int 1 \le t1$$

Ainsi, dans un cas on aura choisi:

ho =
$$\left(EPS / | Y^{(2)} (\Delta 1) | \right)^{\frac{1}{2}}$$

et dans l'autre cas:

.

ho =
$$(6 \text{ EPS}/|Y^{(3)}|) \frac{1}{3}$$

Si on suppose que $Y^{(2)}(d_1)$ et $Y^{(3)}(d_2)$ sont tous deux non nulles et de même ordre de grandeur, on constate le gain réalisé sur la taille du ler pas en démarrant à l'ordre <u>2</u> surtout pour EPS très petit.

Pour pouvoir démarrer à l'ordre 2, on choisit la méthode P1 $(EC_2)^2 E$ qui possède la même erreur de consistance que le schéma correcteur, il nous reste la difficulté de l'estimation de l'erreur du schéma:

Celle-ci s'exprime en fonction de la dérivée d'ordre 3 de la solution.

Pour cela, on compare les résultats du schéma à un autre du même ordre; le schéma du point-milieu défini par [4]

$$Yn + 1 = Yn + hn \left(f\left(tn + \frac{hn}{2}, yn + hn \frac{fn}{2}\right) \right)$$

On note:

(1) $Y_n + 1$ et $Y_n + 1$ les solutions après la lère et la 2ème correction

du schéma Pl $(BC_2)^2 E$ et par yn + 1 la solution du schéma du pointmilieu dont l'erreur de consistance est donnée en $\begin{bmatrix} 4 \end{bmatrix}$

$$\sum_{n=1}^{(1)} (y_n + 1 + y_n + 1 - 2y_n + 1) / 6 + 0 (hn) (II.17)$$

* Choix du ler pas:

Il faut maintenant choisir le ler pas pour pouvoir démarrer l'intégration); c'est-à-dire, la valeur du <u>pas ho</u> qui nous donnerait:

$$|\varepsilon_0| \leq \frac{EPS}{2}$$

On a le résultat suivant établi par (1):

 $\xi_n^{(e)} = \Sigma_{K,n}^{*} hn \qquad y^{(k+1)} + 0 (hn)$

La relation: $\xi_n = \xi_n^4 + 0$ (hn) nous donne:

$$\xi_n = \chi_{k,n}^* \chi_{hn}^{k+1} \chi_{(tn)} + 0 (hn)$$

Avec un autre pas h'n constant on aurait:

 $\mathbf{E}_{n}^{i} = \mathbf{V}_{k}^{*} \quad \mathbf{h'n}^{k+1} \quad \mathbf{Y}_{(tn)}^{i} + \mathbf{O}_{(hn)}^{i}$

En négligeant le terme d'ordre (K + 2), on obtient:

$$h'n = (\[\delta K, n \] EPS/2 \[\delta K, \] En \])^{\frac{1}{k+1}} hn$$
 (II.18)

<u>Tel que</u>:

$$En \not \leq EPS$$

Finalement, on procède comme suit:

- On estime €0 par la relation (II.17) pour accepter ou refuser le pas (3) et avoir une estimation correcte de $\boxed{Y(to)}$.
- Cette estimation doit permettre de choisir à nouveau un premier pas pour la formule:

$$2 \text{ hO'} = (EPS/2 | EO|)^{\frac{1}{3}} \cdot \text{ho}$$

Cette formule découle directement de (II.18). Or, à l'étape suivante, l'ordre est maintenu à 2 et le pas doublé; on ne doit donc prendre que la moitié de cette valeur (2 ho'/2).

La correction sur le choix du ler pas aura lieu si <u>ho</u> est trop grand ou trop petit. On a donc deux cas.

ler CAS - ho est trop grand:

Si avec le pas <u>2ho</u> il y a échec au pas, cela se traduit par:

 $\frac{D'ou}{E} \qquad |E_0| > \frac{EPS}{B}$

2ème CAS - ho est trop petit:

Si avec le pas (4 ho), il n'y a pas eu échec, cela se traduit par:

$$\mathcal{E}_{0} = (4 \text{ ho})^{3} | \underbrace{\mathcal{E}_{0} |}_{\text{ho}^{3}} \leq EPS$$

$$\frac{D'O\dot{U}}{64} = \frac{160}{64} \left\{ \frac{160}{64} \right\}$$

<u>OR</u>; \mathbf{K} , $n = \mathbf{K}$ si <u>h</u> reste constant d'où le ler pas est accepté.

$$\frac{SI:}{64} \leq \frac{EPS}{2} \leq \frac{EPS}{8}$$

$$\underbrace{OR}_{\bullet}: \left| \xi_0 \right| = \underbrace{ho}_{12}^3 Y^{(3)}(t_0) \text{ en négligeant le terme d'ordre } \underbrace{ho}_{4}^4$$

$$\Rightarrow \left(\frac{16}{3} \operatorname{EPS}/||y^{3}(to)||\right)^{\frac{1}{3}} \leq h0 \leq \left(\frac{3}{2} \operatorname{EPS}/||y^{3}(to)||\right)^{\frac{1}{3}}$$
(II.19)

Si on affecte à priori la valeur $1 \ge 1$ (3) (to) alors le ler pas est:

$$ho = \left(\frac{3}{2} \quad EPS\right)^{\frac{1}{3}}$$

REMARQUE :

Si la dérivée d'ordre $\underline{3}$ vient à s'annuler en \underline{to} , le pas serait infini (Relation II.19).

Pour cela, l'utilisateur du programme doit définir une borne supérieure pour le choix du ler pas.

* DESCRIPTION DE LA PHASE DE DEMARRAGE:

Dans cette phase on double le pas et on augmente l'ordre d'une unité à chaque étape. L'opération se poursuivra jusqu'à ce que l'erreur de consistance que l'on obtiendrait avec le pas constant <u>h</u> (égale au double du pas actuel) et à l'ordre supérieur soit plus grande que <u>EPS/2</u>.

Cette erreur ξ_n^{\dagger} ne peut être calculée que sous l'hypothèse que $| Y^{(k+1)}(tn) | \neq | Y^{(k+2)}(tn) |$. De ce fait, cette valeur ne sera pas calculée par contre à chaque étape. La diminution de l'ordre est envisagée, elle prend effet dès qu'elle est retenue, c'est-à-dire, dès que:

$$|E\bar{N}| < |EN|$$

Ceci permet d'améliorer la précision des calculs.

CHAPITRE III: COMPORTEMENT EFFECTIF DES METHODES:

Les deux méthodes décrites dans les CHAPITRES précédents ont été implantées sur calculateur, grâce à deux programmes rédigés en FORTRAN.

Le programme contenant la méthode de RUNGE-KUTTA à pas variable à pour nom SIMUL. Il est appelé à chaque pas avec un pas proposé, et il rend la main avec de nouvelles valeurs pour le pas suivant.

Par contre, la méthode PEECE a été implantée dans un sous-programme appelé ITER. Après chaque pas d'intégration, il donne de nouvelles valeurs de l'ordre et du pas pour la prochaine intégration (pas et ordre variables).

L'évaluation de la dérivée est très coûteuse, elle constitue une grande partie du travail effectué lors d'une intégration. De ce fait, le coût d'une méthode est estimé grâce au nombre d'évaluations de la dérivée lors de l'intégration. Dans notre cas, nous avons au minimum deux (2) évaluations par pas d'intégration.

1) EXEMPLES TRAITES:

Dans les tableaux suivants, on donne pour chaque valeur de EPS fixe (erreur de tolérance), le nombre d'évaluations nécessaires pour l'intégration, la solution, et la valeur maximale de l'erreur absolue ou relative commise durant l'intégration.

a) Comportement de la méthode PRECRE

a.1 On désire intégrer le système suivant:

(1)
$$\begin{cases} Y'_{4}(t) = Y_{5}(t) + Y_{5}(t) & Y_{4}(0) = 0.0 \\ Y'_{4}(t) = -Y_{6}(t) + Y_{5}(t) & \text{avec} & Y_{5}(0) = 1.0 \\ Y'_{3}(t) = -0.51 Y_{4}(t) Y_{5}(t) & Y_{5}(0) = 1.0 \end{cases}$$

-

 $\frac{1}{4} = \frac{1}{862640802332739} \text{ avec une précision EPS} = 10^{-5}$ les solutions du système (1) sont:

$$\begin{cases} YA & (t) = 0 \\ YJ & (t) = 1 \\ Y3 & (t) = 1 \end{cases}$$

L'intégration sur calculateur du système (1) sur 4,40, 400 et 4000 pas fournit les résultats suivants:

Nbre. de Pas		Solution calculée	Erreurs commises	Nbre. d'év luations
Pour 4,40 et 400 Pas	Y4 (t) = Y2 (t) = Y3 (t) =	- 0.5120307 E - 04 0.1001184 E + 01 0.1000293 E + 01	0.51210 ⁻⁴ 11810 ⁻⁵ 2910 ⁻⁵	113
Pour 4000 Pas	Y4 (t) = Y1 (t) = Y3 (t) =	0.1802303 E + 07 0.1000002 E + 01 0.1000000 E + 01	$0.18 \ 10^{-7}$ 210^{-6} $< 10^{-6}$	881

a.2 Intégration du système (2) sur [0.5 - 1] avec contrôle d'erreur relative:

(b)
$$\begin{cases} Y'(t) = 2Y(t) / (1-t) \\ avec Y (0.5) = 4 \end{cases}$$

la solution du système (2) est $Y(t) = 1/(1-t)^2$ elle admet donc une asymptote verticale en t = 1.

Pour EPS = 10^{-5} l'intégration a progressé jusqu'à t = 0.9999999999999995035

avec comme dernier Pas réussi hn = 0.9443 E - 13

Les résultats obtenus sont:

t	Solution calculée	Erreurs commises	Nom bre d'éval uations
0.5	4	0	0
0.6	0.6244567 E + 01	0.0054	30
0.7	0.1103490 E + 02	0.075	42
0.8	0.2498775 E + 02	0.012	52
0.9	0.9998045 E + 02	0.019	62
1	ECHEC AU PAS AVEC T =	0.1000000 E + 01	

(3)
$$\begin{cases} Y'(t) = 1 - 2 (t-4) (y-t) \\ Y(0) = 0 + 10 \end{cases}$$

La solution est alors Y(t) = t + 10 Cxp (-(t-4)) et Y(4) = 14

1.00	nácultota	fournis	Dar	l'inté	gration	sont:
Les	resultata	TOMUTE	par.	X X X X X X		and the second secon

EPS	Nombre d'évaluations	Solution calculée	Erreur Absolue
10 ⁻³	42	0.8475248 E + 01	5.525
-5 10	87	0.1318956 E + 02	0.82
10 ⁻⁷	149	0.1388510 E + 02	0.12
10 ⁻¹⁶	506	0.1400049 E + 02	0.49 10-3

Si on avait annulé la condition initiale (i-e Y(0) = 0), la solution serait Y(t) = t, en perturbant cette dernière de $\mathbf{c} = 10$ $\mathbf{c}^{16} \leq 10^{-6}$, la solution est alors Y(t) = t + 10 $\mathbf{cxp} \left[- (t-4)^2 \right]$, soit donc à t = 4 on passe de Y (4) = 4 à Y \mathbf{c} (4) = 14, le système (3) est donc un système instable.

D'après le tableau précédent, la solution du système instable ne peut être correctement suivie que si l'erreur de tolérance EPS est suffisante pour prendre en compte la valeur initiale. De ce fait, la précision au début de l'intégration est primordiale.

a.4 Intégration sur [0 - 0.810⁻³] avec contrôle d'erreur relative du système (4) suivant:

	5			5 -10t
	(Y'(t) = -10 Y(t))	solution	Y(t) =	e
(4)	Y(0) = 1	Y(0 2 0 ³)	- 0,00	00

EPS	Nombre d'évaluations	Solution calculée
10 ⁻³	468	0.1814498 E — 34
10 ⁻⁵	685	0.1760527 E - 34

Le système (4) est raide (STIFF), la solution décroît pendant une phase transitoire très rapide jusqu'à la valeur 0.4510⁻⁴, puis elle atteind son régime permanent avec une valeur pratiquement nulle.

Bien que le programme ne résoud pas les systèmes STIFF, la résolution du système différentiel précédent revient à ce que la raideur (STIFFNESS) de ce dernier ne dure qu'un très court instant pendant lequel la précision est plus importante que la stabilité pour la poursuite de l'intégration.

b) <u>Comportement de la méthode de RUNGE-KUTTA à pas variable comparée</u> avec la méthode à pas constant:

Dans ce paragraphe, nous allons comparer les deux méthodes de RUNGE-KUTTA: l'une à pas constant, et l'autre, à pas variable, tant du point de vue coût calcul que précision des résultats en intégrant les systèmes suivants:

COMPORTEMENT EFFECTIF DE LA METHODE COMPAREE A CELLE DE RUNGE-KUTTA CLASSIQUE:

Résolution de dy/dt = -Y avec Y(0) = 1

En utilisant le I contrôle d'erreur

hn	<u>Y(n,1)</u>	<u>Z1</u>	I	Neval
 0.2208679 E + 00	0.4488230 E - 04	0.4483642 E - 04	0.1001249 E + 02	230

ERREUR ABSOLUE = 0.458813929 E - 07

Résolution de dy/dt = - Y avec Y (0) = 1

En utilisant le 2 contôle d'erreur

hnY(n,1)ZlTNeval0.1175846 E + 010.4071327 E - 040.2598865 E - 040.1055785 E + 0265

ERREUR ABSOLUE = 0.147246210 E - 04

Résolution de dy/dt = -Y avec Y (0) = 1

En utilisant le 3 contrôle d'erreur

<u>hn</u> <u>Y(n,1)</u> <u>Z1</u> <u>T</u> <u>Neval</u> 0.9999487 E - 01 0.4410748 E - 04 0.4410470 E - 04 0.1002894 E + 02 550 ERREUR ABSOLUE = 0.277697776 E - 08

- 95 -

hnY(1)Z1INeval0.1000000 E + 000.4540034 E - 040.4539984 E - 040.1000000 E + 02400

ERHEUR ABSOLUE = 0.4973594 E - 09

L'importance du ler contrôle d'erreur est mise en évidence sur les solutions très régulières, il permet d'approcher la solution avec une grande précision pratiquement la même que celle (précision) obtenue avec la méthode de RUNGE-KUTTA classique. Mais l'avantage réside dans le moindre coût où nous avons 230 contre 400 évaluations. La valeur de hn dans le premier contrôle d'erreur est plus que le double de celle de hn obtenue avec la méthode de RUNGE-KUTTA classique, donc ce contrôle d'erreur adapte la méthode à la régularité de la solution.

Résolution de dy/dt = -10 + Y avec Y (0) = 1

En utilisant le ler contrôle d'erreur

<u>hn</u> <u>Y(n,1)</u> <u>Z1</u> <u>T</u> <u>Neval</u> **0.2650886 E + 00** 0.3832454 E - 04 0.4217010 E - 18 0.4230999 E + 01 240

ERREUR ABSOLUE = 0.383245388 E - 04

Résolution de dy/dt = -10 + Y avec Y (0) = 1

En utilisant le 2ème contrôle d'erreur

		71	Т	Neval
hn	<u>Y(n,1)</u>	<u>41</u>	÷	

Echec au contrôle du pas. hn = 0.2132

Résolution de dy/dt = -10 + Y avec Y (0) = 1

En utilisant le 3ème contrôle d'erreur

hn	<u>Y(n,1)</u>	<u>Z1</u>	<u>T</u>	Neva
0.1000000 E + 00	0.9888700 E - 17	0.2774812 E - 17	0.4042595 E + 01	230

ERREUR ABSOLUE = 0.711388810 E - 17

Résolution avec la méthode de RUNGE-KUTTA classique

hn $\underline{Y(1)}$ $\underline{Z1}$ \underline{T} Neva:0.5000000 E - 010.4385062 E - 170.4248468 E - 170.3999997 E + 01320ERREUR ABSOLUE = 0. 1365941 E - 18

Dans ce cas, l'équation est légèrement raide, on remarque alors l'importance du 3ème contrôle d'erreur qui permet d'obtenir un résultat avec une très grande précision pour un coût très faible, soit 230 évaluations de la dérivée contre 320 évaluations avec la méthode de RUNGE-KUTTA classique.

PARTIE B: SIMULATION NUMERIQUE DU COMPORTEMENT DYNAMIQUE D'UN MANIPULA-TEUR RIGIDE ET ALGORITHME DE COMMANDE ADAPTATIVE:

INTRODUCTION:

Nous nous intéressons au problème de la commande d'un robot manipulateur rigide. Ce problème semble à priori difficile, du fait de la non-linéarité des relations entrées-sorties de ce dernier.

Les stratégies simples de commande peuvent toujours être appliquées tant que la non-linéarité du problème peut être négligée (manipulateur transportant un objet connu à faible vitesse). Dans le cas contraire, l'étude de commandes plus élaborées est justifiée.

Ces commandes se feront en boucle fermée, du fait que la solution par retour d'état est très pratique en raison de l'insensibilité vis-à-vis des perturbations externes qu'elle apporte.

Nous allons simuler le comportement dynamique d'un manipulateur en exploitant un algorithme de commande adaptative proposé par TOMIZUKA et HOROWITZ

Nous montrerons que les résultats obtenus sont la conséquence de l'utilisation de grand-gains, soit donc les bons résultats enregistrés sont plutôt dûs à la robustesse de la commande qu'à l'adaptativité.

Pour pouvoir mener à bien le travail que nous nous sommes proposés d'effectuer, nous avons eu besoin du modèle dynamique du manipulateur.

CHAPITRE I: COMMANDE DYNAMIQUE DE MANIPULATEUR:

La simulation d'une commande dynamique d'un manipulateur exige la résolution des équations du modèle mathématique de ce dernier.

I. Obtention du modèle dynamique d'un robot manipulateur:

Le modèle dynamique des robots manipulateurs permet l'étude de leur comportement sous l'action des couples ou des forces développés par les moteurs, grâce aux moyens de la simulation. La mise en oeuvre d'un algorithme de commande est nécessaire dans ce cadre. Ce modèle peut être déduit à partir des équations de LAGRANGE, qui sont les plus usitées, du fait de leur manipulation aisée.

1. Forme générale du modèle dynamique [2] :

Tout manipulateur rigide est un système mécanique invariant dans le temps, son énergie cinétique est une forme quadratique définie positive par rapport aux vitesses généralisées (vitesse articulaire).

Si M (q) est la matrice d'une telle forme ou matrice d'inertie du manipulateur est T (q, \dot{q}) l'énergie cinétique alors:

$$T(\underline{q}, \underline{\dot{q}}) = \frac{1}{2} \quad \underline{\dot{q}}^{T} M(\underline{q}) \quad \underline{\dot{q}} \quad (B.1)$$

en posant Q = [Qi] i = 1,N vecteur de forces généralisées (couples ou forces s'exerçant sur les articulations du manipulateur exercées par les moteurs, dûs à la gravité, aux frottements,... etc).

Et en appliquant les équations de LAGRANGE:

$$Qi = \frac{d}{dt} \left[\frac{\partial T}{\partial qi} \right] - \frac{\partial T}{\partial qi} \qquad i = 1 \text{ à N}$$

- 60 -

à l'équation (**B**.1), après avoir développé et regroupé les termes, on retrouve la forme générale du modèle dynamique:

$$\mathbf{Q} = \mathbf{M} \left(\mathbf{q} \right) \mathbf{\ddot{q}} + \mathbf{N} \left(\mathbf{q} , \mathbf{\ddot{q}} \right)$$

* M (q): matrice symétrique définie positive et pour raison de structure d'un manipulateur, aucune de ses valeurs propres ne tend vers zéro.

* $\underline{N}(\underline{q},\underline{q}) = \frac{1}{2} \underline{\dot{q}}^{T} \underline{B}\underline{\dot{q}}$: vecteur des forces de coriolis et centrifuges, à composantes réelles, continu en q, \dot{q} et bornées uniformément.

REMARQUE:

Les coefficients des matrice <u>M</u> et <u>B</u> dépendent des <u>li</u> d'une façon fortement non-linéaire.

2. ALGORITHME [3]:

Le manipulateur est considéré comme un ensemble de corps <u>Ci</u> ou segments articulés (FIGURE 1).



L'Energie cinétique <u>Ti</u> d'un corps <u>Ci</u> peut être vue comme étant la somme de son énergie cinétique de translation (masse ponctuelle) et d'une énergie cinétique de rotation autour d'un axe <u>Z</u> passant par le centre de masse. Z



REMARQUE: - Les vitesses VGi sont exprimées dans le repère Ri lié au corps Ci, pris par rapport à Ro

- Iⁱ représente le tenseur d'Inertie.

L'énergie cinétique totale est donc:

$$\mathbf{T} = \sum_{i=1}^{N} \left(\frac{1}{2} \min \underbrace{\underline{V}G_{i}}_{2}^{2} + \underline{W}_{i} \mathbf{T}^{i} \underline{W}_{i} \right)$$

Une fois cette énergie définie, l'algorithme est le suivant:

* Les matrices de transformation des repères (passage de Ri (@i,Xi,Yi,Zi) lié au corps <u>Ci à Ri+1</u> (<u>Oi+1, Xi+1, Yi+1, Zi+1</u>) lié au corps Ci + 1), dans le cas d'une rotation sont:

à une permutation des lignes et des colonnes près, suivant l'axe de rotation.

* transformation des vitesses de translation lorsque les degrés de liberté sont des rotations:

(o) (o) (o) $\underbrace{(o)}{VOi + 1}$ (Ri) = $\underline{VOi} + \underline{Wi}$ (Ri) \bigwedge Oi Oi + 1 (Ri)

(o) (i+1)(o)<u>VOI + 1 (Ri) = Mi VOI + 1 (Ri + 1)</u>

* transformation de la vitesse de rotation d'un repère:

$$(o)$$
 + i-1 i T (o)
Wi (Ri) = $\underline{W}i$ (Ri - 1) + (Mi-1) $\underline{W}i-1$ (Ri-1)

Où:

+ i-1 <u>Wi</u> (Ri-1) est la vitesse de rotation du repère Ri/Ri-1, exprimée dans le repère Ri-1.

<u>N.B.</u>: Nous avons omis de parler des translations du fait que tous les degrés de liberté de notre manipulateur sont des rotations.

Nous avons vu que le modèle mathématique du manipulateur est de la forme:

$$M(\underline{X}p) \underbrace{X}p + N(\underline{X}p, \underline{X}v) = \underline{Q}(t) \quad (B.2)$$

<u>0U:</u>

Xp: vecteur position

Xv: vecteur vitesse

Les commandes adaptatives sont utilisées entre-autres pour deux raisons:

- L'évolution de la structure du robot, intervenant lors de la prise d'objet, conduit à une inadéquation du modèle aussi complexe soitil à la réalité physique.
- 2) L'importance de l'identification approchée de la structure afin de déterminer les caractéristiques essentielles du manipulateur indépendamment de la configuration prise par ce dernier.

Leur principe consiste en l'identification en ligne des matrices M et N. On utilise les matrices identifiées M et N dans le schéma de commande pour obtenir une commande dite indirecte: il s'agit d'identifier le modèle du système tout en commandant le système.

Malheureusement, la complexité et les difficultés de l'identification ne favorisent pas l'application d'une méthodologie générale.

Cependant, une technique consiste à estimer récursivement (estimation implicite) un vecteur O de paramètre constant ou lentement variable au moyen d'une relation de la forme:

$$(t) = \phi^{T}(t) Y(t)$$
 (B.3)

<u>0u</u>:

Y (t) : vecteur de "mesure" connu

- 65 -

 $\mathbf{\phi}^{T}(t)$: matrice d'observation connue de dimenssion compatible avec elle de y (t) et $\mathbf{O}(t)$.

L'équation (B.3) est obtenue après paramétrisation de l'équation (B.2). TOMIZUKA et HOROWITZ [1] proposèrent en 1980, un schéma de commande adaptative indirecte appelé schéma MRAC (commande adaptative avec modèle de référence).

Le problème est donc de générer une commande U(Xp(t), Xv(t),t) qui permette aux trajectoires (Xp(t), Xv(t)) de "suivre" les trajectoires (Xpr(t), Xvr(t)) élaborées à partir d'un modèle de référence d'équation:

$$\vec{X}_{Dr}(t) = Ur(t)$$

III. SCHEMA MRAC CONTINU [1]:

C'est un schéma de commande adaptative avec modèle de référence. Il assure un découplage entre les différents joints d'articulations (les degrés de liberté), et une compensation non-linéaire.

1) Compensation non linéaire et découplage:

En négligeant les forces de frottements difficilement modélisables et de gravité souvent compensées par contre-poids, l'équation (B.2) devient:

$$M(X_p) \ddot{X}_p + \underline{V} (\underline{X}_p, \underline{X}_v) = Q(t) \quad (B.4)$$

La loi de commande permettant d'atteindre cet objectif est:

 $Q(t) = M(\underline{X}p) \quad \underline{V}(t) + \underline{V}(\underline{X}p, \underline{X}v)$ (B.5)

Tel que:

L'équation (B.6) représente trois double intégrateurs découplés. De ce fait, le premier terme du second membre de l'équation (B.5) sert à découpler les interactions entre les différents degrés de liberté, alors que le second terme sert à compenser le terme V (Xp,Xv) dans l'équation (B.4) du manipulateur (compensation des forces de coriolis et centrifuges).

Pour utiliser la loi de commande (B.5), il faut connaître au préalable, les valeurs de M(Xp) et V(Xp, Xv) qui seront calculées et stockées pour chaque valeur de Xp et Xv, ce qui représente un travail très coûteux en temps calcul et place mémoire. Un moyen de contourner la difficulté et d'utiliser une commande adaptative (il s'agit d'ajuster les paramètres dans la loi de commande jusqu'à ce que les dynamiques du manipulateur convergent vers celles décrites par l'équation (B.6), utilisant le schéma MRAC continu qui se résume comme suit:

- MODELE DE REFERENCE

Il est défini par les équations suivantes:

$$\begin{cases} \frac{X}{pr}(t) = Xvr(t) \\ \frac{X}{2}Vr(t) = Ur(t) \end{cases}$$
(B.7)

Il sert surtout au découplage adaptatif, dans ce cas, le couple d'entrée est alors:

$$Q(t) = \hat{M}(t) \, \underline{U}r(t) + \hat{\underline{V}}(t \, \underline{X}v) - \underline{F}_{p} \, \underline{\xi}_{p}(t) - \underline{F}v - \underline{\xi}v(t) \quad (B.S)$$

AVEC:

 $\mathbf{\hat{E}}_{p}(t) = Xp(t) - Xpr(t)$ l'erreur de poursuite en position $\mathcal{E}v(t) = Xv(t) - Xvr(t)$ l'erreur de poursuite en vitesse $\hat{M}(t)$ et $\hat{V}(t, Xv)$ seront ajustées par un algorithme d'adaptation, Ep et Ev, deux matrices qui garantissent la stabilité du schéma rebouclé.

L'utilisation d'un calculateur pour le traitement et le stockage de l'information nous impose une commande numérique, de ce fait Ur(t) sera une commande échantillonnée.
IV. COMMANDE ECHANTILLONNEE:

Quand on simule le comportement d'un système physique, on a accès à toutes les grandeurs intervenant dans le modèle du système.

Cet accès aisé aux divers paramètres et variables, est d'ailleurs une source d'erreurs, si on ne prend pas la précaution de bien séparer les variables internes du modèle des variables accessibles aux mesures. l'écriture du modèle sous forme d'équation d'états, et d'équations de mesures permet d'éviter cet écueil, soit donc:

 $\begin{cases} \dot{X}(t) = F(X(t), U(t)) \\ \underline{Y} = C\underline{X} \text{ avec } C=I \text{ dans notre cas. } Ou I \text{ est la ma-trice identité.} \end{cases}$

L'équation d'état étant:

$$\dot{X}(t) = f(X(t), U(t))$$

La commande U(t) varie d'une façon discontinue et reste constante pendant la période d'échantillonnage TE, les mesures ne sont effectuées qu'aux instants k TE (kEN), dans ce cas, l'équation de mesure est alors discrète.

$$Yk = g (X (k E)$$

La valeur de la commande entre l'instant KTE et l'instant (k+1)TE est calculée à partir des mesures disponibles à l'instant kTE soit desci

$$\mathbf{U}\mathbf{k} = \mathbf{h} (\mathbf{Y}\mathbf{k})$$

h pouvant contenir des termes décrivant un mécanisme adaptatif. Connacte sant l'état Xk à l'instant k TE pour le déterminer à l'instant (k+1) TE pour intègre l'équation différentielle suivante:

$$\begin{cases} \dot{X}(t) = f(X(t), U(t)) \\ X(kTE) = Xk \\ t E[kTE, (k+1)TE] \end{cases}$$

CHAPITRE II: SIMULATION NUMERIQUE DU COMPORTEMENT DYNAMIQUE D'UN MANIPU-LATEUR RIGIDE PAR LE BIAIS D'UNE COMMANDE ADAPTATIVE:

Nous allons simuler le comportement dynamique d'un manipulateur rigide à trois degrés de liberté (FIGURE I), transportant trois charges différentes 5 kg, 10kg et 20kg, en utilisant une loi de commande adaptative.

Soit donc:

$$\mathbf{M}(\underline{X}\mathbf{p}) \ \underline{X}\mathbf{p} + \underline{V}(\underline{X}\mathbf{p}, \underline{X}\mathbf{v}) = \mathbf{Q} \ (\mathbf{t})$$

_

<u>Où:</u>

$$\underline{Q}(t) = \underline{\widetilde{M}}(t) \underline{U}r(t) + \underline{\widetilde{V}}(t,\underline{X}v) - \underline{F}\rho \underline{\xi}p(t) - \underline{F}v \underline{\xi}v(t)$$

D'où:

$$\underline{X}p(t) = M(\underline{X}p) \left[\underline{Q}(t) - \underline{V}(\underline{X}p, \underline{X}v) \right]$$
(E.9)
$$\underline{X}p = \int M^{-1}(\underline{X}p) \left[\underline{Q}(t) - \underline{V}(\underline{X}p, \underline{X}v) \right]$$
dt (B.10)

Au cours de plusieurs études de simulation, il s'est avéré [1] que le terme non-linéaire V(Xp, Xv) est secondaire, de ce fait, négliger le terme $\hat{V}(t, Xv)$ ne cause aucun changement essentiel dans la réponse du manipulateur.

De là, l'équation (B.10) devient:

$$\begin{cases} \underline{X}p = \int_{M}^{-1} (\underline{X}p) \left[\underline{Q}(t) \right] dt \qquad (B.11) \\ \underline{Q}(t) = \widehat{M}(t) \ \underline{U}r(t) - \underline{F}p \ \underline{\xi}p(t) - \underline{F}v \ \underline{\xi}v(t) \end{cases}$$

Le modèle retenu est donc de la forme:

$$M(\underline{X}p) \quad \underline{X}p = \underline{Q}(t) \qquad (B.12)$$

<u>0u</u>:

$$\vec{X}_{p}(t) = M^{-1}(\underline{X}_{p}) \cdot \underline{Q}(t)$$

La transformation canonique suivante permet d'exprimer l'équation (B.12) sous forme d'équation d'état: En posant:

$$\begin{cases} \mathbf{x}\mathbf{p}(t) = \mathbf{X}\mathbf{v}(t) \\ \mathbf{x}\mathbf{v}(t) = \mathbf{U}(t) \end{cases}$$

On obtient alors le système suivant:

$$\begin{array}{c} \underline{x}_{p} \\ \underline{x}_{v} \\ \underline{x}_{v} \end{array} = \begin{bmatrix} \mathbf{O}_{3} & \mathbf{I}_{3} \\ \mathbf{O}_{3} & \mathbf{O}_{3} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} \underline{x}_{p} \\ \underline{x}_{v} \\ \underline{x}_{v} \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} \mathbf{O}_{3} & \mathbf{O}_{3} \\ \mathbf{M}^{-1}(\underline{x}_{p}) \end{bmatrix} \underbrace{\mathbf{Q}(t)}$$



<u> </u>						
Xpr	03	I3	Xpr	+	03	$\underline{U}_{r(t)}$
<u>X</u> vr	0з	03	Xvr		I 3	

I. SYNOPTIQUE DU SCHEMA MRAC CONTINU:

Le schéma synoptique sur lequel nous avons travaillé est extrait de celui proposé par TOMIZUKA et HOROWITZ [1] avec de légères modifications, notamment la suppression de l'algorithme d'adaptation donnant le vecteur $\hat{\underline{Y}}(t, \underline{X}v)$.

1) Commande en consigne:

Cette commande est définie par l'équation suivante:

$$Ur(t) = \frac{1}{2}(Xc - Xp) - \beta Xv$$

Résultat établi dans [4].

Dans notre cas, on a:

$$U_{r}(\boldsymbol{\delta}) = \frac{K_{I}}{\boldsymbol{\delta}} \left(X_{c}(\boldsymbol{\delta}) - X_{p}(\boldsymbol{\delta}) \right) - K_{p}X_{p}(\boldsymbol{\delta}) - K_{v}X_{v}(\boldsymbol{\delta}) = \tilde{X}_{p}(\boldsymbol{\delta})$$

$$\implies \boldsymbol{\delta}^{3}X_{p}(\boldsymbol{\delta}) = K_{I} \left(X_{c} - X_{p}(\boldsymbol{\delta}) \right) - K_{p}\boldsymbol{\delta}X_{p}(\boldsymbol{\delta}) - K_{v}\boldsymbol{\delta}^{2}X_{p}(\boldsymbol{\delta})$$





- 71 -

Après regroupement, on trouve:

$$Xp(S) = \frac{KI}{S^3 + KvS^2 + kpS + KI}$$
 $Xc = \frac{KI}{(a-s)(s^2 + bs + c)}$ Xc

La constante de temps et le dépassement de la réponse indicielle se réglant par le choix des constantes Kz, Kp, Kv.donc, ces dernières sont déterminées entièrement par la dynamique du ralliement de la consigne.

2) Stabilité du schéma MRAC:

La stabilité du schéma rebouclé (Boucle II) est asymptotique, c'est-à-dire que:

 $\lim_{t \to 0} \mathfrak{E}_p(t) \longrightarrow 0$

Si la fonction de transfert G(S) définie par:

$$G(S) = \underline{Cp + Cv S}$$
$$MS^{2} + FvS + Fp$$

est strictement réelle positive (résultat établi dans [1] ceci suppose que la matrice M (Xp) reste constante pendant l'adaptation.

Les matrices Fp, Fv, Cp, Cv qui doivent satisfaire la condition de positivité de G(S), sont obtenues à partir du lemme de stabilité de:

YAKUBOVITCH - KALMAN - POPOV

3. Algorithme d'adaptation:

L'algorithme d'adaptation permettant d'ajuster la matrice $\widehat{M}(t)$ est donnée par TOMIZUKA et HOROWITZ [1]:

$$\frac{d}{dt} \left[\widehat{mij}(t) \right] = - \operatorname{Kij} \left[\operatorname{Yi} \operatorname{Xvrj} \right] \quad i = 1,2,3 \text{ et } j = 1,2,3 \quad (B.13)$$

<u>Avec</u>: $\underline{Y}(t) = Cp \underbrace{\xi}_{p}(t) + Cv \underbrace{\xi}_{v}(t)$ et Kij>O

Tel que:

Et

K 11 = K23 = K33 = 5 أ K42 = K48 = 0.01 K22 = 7

II. RESULTATS DE SIMULATION:

Avant de donner les résultats de simulation, nous allons d'abord préciser le schéma de la commande Ur(t) ainsi que celui de l'algorithme d'adaptation que nous avons implantés sur calculateur.

N'ayant aucun moyen añalogique pour parfaire l'intégration continue, nous sommes passés au système discret.

- Schéma de commande Ur(t)

En posant:

$$\frac{Ur(S)}{Kvec:} = U(S) - V(S)$$

$$\frac{Avec:}{et}$$

$$U(S) = Kp Xp(S) + Kv Xv(S)$$

$$\frac{V(S)}{et} = \frac{Kr}{S} (Xc - Xp(S))$$
(B.14)

L'équation (D.14) correspond au schéma suivant:



En passant à l'équation temporelle, on aura:

$$U'(t) = K \pm (\underline{X}c - \underline{X}p(t)) = \underline{W(tn+1)} - \underline{W(tn)}$$

tn+1 - tn

Pour: Un (tn+1 - tn) très petit

$$\Rightarrow \begin{cases} \underbrace{\mathbf{U}} (tn+1) = \underbrace{\mathbf{U}} (tn) + \mathbf{\delta}t & K\mathbf{x} (\underline{\mathbf{X}}c - \underline{\mathbf{X}}p (t)) \\ \underbrace{\mathbf{U}} (to) = \underline{\mathbf{0}} & \text{et} & \mathbf{\delta}t = tn+1 - tn \end{cases}$$

En fait:

$$\Delta t = tn+1 - tn = (K+1)TE - KTE = TE$$

période d'échantillonnage qui sera très petite pour assurer la constance des coefficients dynamiques sur une période (pour raison de stabilité).

- ALGORITHME D'ADAPTATION

Partant de l'équation:

$$\frac{d}{dt} \left[\hat{m}_{ij}(t) \right] = - K_{ij} \left[Y_i X_{vrj} \right]$$

la dérivée d'une fonction F au point X o est:

$$\frac{F(2c_0 + h) - F(3c_0)}{(2c_0+h) - 2c_0} = F'(2c_0)$$

Appliquée à l'équation précédente, cela permet d'obtenir:

$$\frac{d}{dt} \left[\hat{m}ij(t) \right] = \frac{\hat{m}ij(t) - \hat{m}ij(t)}{t} \text{ avec } t = t + h$$

$$\Rightarrow h\beta \underline{d}_{dt} [\hat{m}_{ij} (t, \mathbf{y})] = \hat{m}_{ij} (t, \mathbf{y}) - \hat{m}_{ij} (t, \mathbf{y})$$

$$\Rightarrow \hat{m}_{ij} (t, \beta) = \hat{m}_{ij} (t, \mathbf{y}) - h\beta K_{ij} [Y_i X_{vrj}] (B.15)$$

Avec:

LASE [KTE, (K+1)**TE**] et **hS** : pas d'intégration, pour initialiser l'équation (B.15), nous avons utilisé les valeurs suivantes:

$$\hat{M}$$
 (to) = M (0) avec $[X_{p4}, X_{p2}, X_{p3}]^{T} = [0,0,0]^{T}$ rd

dans le cas ou la charge est de 5 kg.

Les éléments de la matrice d'inertie <u>M</u> (Xp) du modèle du manipulateur que nous avons implanté sur machine sont donnés en Annexe (B.**3**). La matrice d'inertie est fonction du vecteur position <u>Xp</u> ainsi que de la masse variable de la charge transportée et qui vaut 5kg, 10kg, et 20kg.

REMARQUE:

Comme \underline{Y} et $\underline{X}vr$ ne sont connues qu'aux instants KTE (KEN) alors l'équation (B.15) s'écrira pour $\mathbf{t} \mathbf{\beta} \in [\mathbf{KTE}, (\mathbf{K}+1)\mathbf{TE}]$

$$\hat{m}_{ij}(t\beta) = \hat{m}_{ij}(t\beta) - h\beta Kij [Yi(KTE). Xvrj(KTE)]$$

- RESULTATS:

La simulation que nous avons effectuée sur l'ordinateur VAX 785 du centre de calcul a permis d'obtenir les courbes de la FIGURE (**1**) avec les coefficients de simulation suivants (ce sont des Matrices Constantes):

$$Kz = 3000 I \Delta^{-3}$$
 $Kp = 600 I \Delta^{-2}$ $Kv = 40I \Delta^{-1}$
 $Fp = Fv = 20I$ $Cp = I$ $Cv = 15I$

Où I est la matrice identité.

La FIGURE (2) montre la réponse du manipulateur pour un vecteur consigne échelon d'entrée de valeur [0.5, 1.5,1]^T rd quand la charge transportée est 5kg, 10kg et 20kg.

Ces courbes sont pratiquement confondues.

L'efficacité d'une commande adaptative doit être évaluée d'après deux critères:

- la stabilité du système rebouclé,
- la convergence du modèle identifié vers le vrai modèle, malheureusement, dans l'exemple présenté par TOMIZUKA et HOROWITZ [1], le deuxième critère n'est manifestement pas respecté; nous pouvons expliquer celà par deux causes principales:
 - i) Au vu des courbes précédentes, les paramètres que l'on cherche à identifier varient trop rapidement; or, tous les algorithmes d'identification sont conçus pour identifier des paramètres constants ou lentement variables. En aucun cas on ne peut "SUIVRE" des paramètres variables rapidement.

Si on est en présence de tels paramètres (qui varient rapidement), il faut modeliser cette variation et identifier les coefficients de ce modèle.

 ii) Ces paramètres dépendent de la commande par l'intermédiaire de Xp et
 Xv et la commande adaptative dépend elle-même des paramètres estimés.
 De ce fait, le problème d'identification de la paramétrisation présenté par TOMIZUKA et HOROWITZ [1] est mal conditionné.

Malgré les performances médiocres de l'identification, les commandes adaptatives avec modèle de référence gardent de bonnes performances lorsque les gains KI, Kp et KW sont grands, la trajectoire de référence est bien suivie; celà est dû à la robustesse de la commande à grand gain, théorie développée entre-autres par Claude SAMSON [3].

Pour étayer ce résultat, nous allons effectuer une autre simulation en supposant que l'identification a été parfaite.

III. SCHEMA DE COMMANDE AVEC ADAPTATION PARFAITE:

Nous avons vu que l'équation du modèle dynamique implantée sur calculateur, est la suivante:

$$M(X_p)X_p = Q(t)$$

Avec:

$$Q(t) = \hat{M}(t) \underline{U}r(t) - \underline{F}p \underline{\xi}p(t) - Fv \underline{\xi}v(t)$$

Soit donc:

$$\underbrace{X}_{p}(t) = M^{-1}(X_{p}) \widehat{M}(t) \underbrace{U}_{r}(t) - M^{-1}(X_{p}) (Fp \underbrace{E}_{p}(t) + Fv \underbrace{E}_{r}(t)$$

Supposer que l'adaptation a été parfaite (de **N**), cela revient à dire que:

$$M^{-1}$$
 ($\underline{X}p$) \widehat{M} (t) = I

Donc:

$$\underline{X}p(t) = I \underline{U}r(t) - M^{-1}(\underline{X}p) (Fp \underline{\xi}p(t) + Fv \underline{\xi}v(t))$$

$$\underline{Et:} \qquad \underline{X}p(t) = \int \underline{X}p(t) dt$$

III.1 <u>Résultats de simulation</u>:

Les résultats obtenus sont présentés sous forme de courbes dans la FIGURE (3).

Ces résultats ont été obtenus pour les coefficients de simulation suivante:

 $Kz = 2 000I \Delta^{-3}$ Kp = 400I $Kv = 25I \Delta^{-1}$

.

 $F_{p} = 30I$ $F_{V} = 13I$ $C_{p} = 0I$ $C_{V} = 0I$

Où I est la matrice d'identité.

III.2 CONCLUSION:

Au vu des deux simulations effectuées, on peut déjà citer deux résultats importants:

- Les gains KI, Kp et Kv sont beaucoup plus grands dans le cas où l'identification est mauvaise que dans le cas contraire;
- Dans le cas d'une identification parfaite, les résultats sont beaucoup plus performants (l'erreur statique autour de la position terminale est éliminée, on ne remarque aucun dépassement de la réponse indicielle.

D'où on peut en conclure que:

- 1) Il est très difficile d'affirmer que la commande est améliorée par l'identification (par l'adaptation).
- 2) Les grand-gains permettent un bon rattrapage de l'erreur par rapport au modèle de référence.

Ce sont donc les qualités de robustesse de la commande qui sont la cause des bons résultats obtenus plutôt que l'adaptativité. En ce qui concerne l'outil d'intégration pour notre simulation, nous avons utilisé la méthode de RUNGE-KUTTA à pas variable, vu que le système à résoudre était de faible ordre (6 équations). Cette méthode est très stable et très précise, sa stabilité nous permet de dire que nous avons fait une bonne intégration même en présence de perturbations externes (quand elles sont bornées dans le temps). Sa précision nous facilite l'analyse des résultats; en effet, à ce moment là, les résultats seront jugés bons ou mauvais que du côté de la commande, du moment que nous nous sommes assurés de leur précision.





CONCLUSION GENERALE:

La simulation numérique de processus physiques continus conduit à la résolution des modèles mathématiques les représentants. Pour mener à bien ce travail, on doit s'assurer trois conditions:

- La validité du modèle dans le domaine requis pour la simulation;
- Un calculateur assez rapide et puissant (notamment pour une simulation en temps réel);
- Des méthodes d'intégration numériques très stables et très précises.

On peut donc schématiser cela comme suit:



Les résultats et les propriétés d'une simulation sont donc liés aux trois facteurs cités précédemment:

1) Calculateur:

Nous avons utilisé un calculateur très puissant et très rapide, c'est le VAX 785 du centre de calcul.

2) Le modèle mathématique:

On a simulé le comportement dynamique d'un robot manipulateur en utilisant un algorithme de commande adaptatif. La modélisation d'un robot est un problème très complexe, en raison de l'existence de certains termes non modélisables (frottement sec - frictions, aspect aléatoire des usures de pièces dans le temps... etc). Ce problème peut être rendu moins crucial si on arrive à synthétiser une commande robuste peu sensible vis-à-vis des erreurs de modélisation.

Notre attention s'est portée sur une commande adaptative permettant d'identifier ce modèle en ligne, malheureusement, cette identification ne peut être assurée parfaitement que dans certaines conditions, notamment les paramètres à identifier doivent être constants, ou tout au plus, lentement variables. Dans le cas contraire, il faut modeliser les variations rapides, ce qui nous ramène toujours donc à la modelisation; dans ce cas, il est possible de faire appel à une commande robuste. Nous avons alors montré qu'il suffit d'utiliser de grands gains pour contrebalancher les effets d'erreurs de modelisation (ou d'identification). L'utilisation de grandsgains peut conduire à l'augmentation de la bande passante du système, d'où des mesures très bruitées; pour cela, CLAUDE SAMSON [1] propose des gains non-linéaires variables qui prennent des valeurs importantes dans les zones névralgiques de la trajectoire.

METHODES NUMERIQUES:

Les problèmes que nous avons eus à résoudre sont des problèmes bien conditionnés (les fonctions f(t, Y(t)) sont uniformément lipschitziennes). Or, seules les méthodes classiques peuvent résoudre ce genre de problèmes, nous avons alors vu l'avantage acquis tant du point de vue précision que temps de calcul en utilisant ces méthodes avec un nombre et une dimension des pas variables pour mieux suivre l'évolution de la solution.

L'efficacité de la méthode multi-pas (METHODE D'ADAMS-BASHFORTH-MOULTON) à résoudre les exemples instables, est due à la phase de démarrage qui permet d'avoir une très grande précision au début de l'intégration, permettant de partir sur des valeurs très fiables.

L'avantage de la méthode de RUNGE-KUTTA à pas variable relativement à celle à pas constant, est due essentiellement à l'estimation de l'erreur et à son contrôle très performant.

Les exemples traités dans le CHAPITRE IIJde la PARTIE A, montrent clairement l'avantage de l'une sur l'autre. Dans notre simulation, nous avons utilisé la méthode de RUNGE-KUTTA à pas variables, les méthodes d'ADAMS (méthodes multi-pas), assurent pour la même précision fixée que la méthode de RUNGE-KUTTA, un temps d'exécution relativement court. De ce fait, elles pourront être utilisées chaque fois que le système à résoudre est d'ordre très élevé, soit entre 10 et 20 équations.

Nous avons donc essayé de limiter les conséquences des erreurs de modelisation, tout en assurant la précision, la stabilité et le moindre coût à l'outil d'intégration, le choix d'un calculateur rapide et puissant. Compte tenu de ceci, on pourra s'assurer de bonnes performances de la simulation.

En conclusion, nous pensons qu'il faut peut être orienter les recherches vers d'autres aspects importants. En effet, en dehors des travaux qui consistent à appliquer sur analyse des méthodes de commandes, mises au point dans un tout autre contexte, aux robots manipulateurs, les études sur le plan théorique de nouvelles commandes sont rares et difficiles.

Ce qui serait intéressant, ce serait de passer à des applications pratiques, mais cela demande de gros moyens et nécessite que soit résolu un certain nombre de problèmes, notamment au niveau de la programmation, des processus de calcul, de l'intégration des modules extérioréceptifs. Il y a là tout un domaine de recherche qui fait intervenir essentiellement des techniques liées à l'informatique, aux réseaux, aux architectures spécialisées, aux langages et à l'intelligence artificielle.

Dans le domaine mécanique, les recherches sont aussi nécessaires pour améliorer les performances des manipulateurs.

Soit le schéma:

(1)

$$\begin{cases}
Yn, i = Yn + hn \cdot \sum_{j=1}^{q} \lambda_{ij} \cdot f(tn, j j Yn, j) \\
Yn+1 = Yn + hn \cdot \sum_{j=1}^{q} b_{j} \cdot f(tn, j j Yn, j)
\end{cases}$$

et soit le schéma perturbé associé au schéma (1)

$$\begin{cases}
2n,i = 2n + hn \cdot \sum_{j=1}^{q} a_{ij} \cdot f(tn,j; Zn,j) \\
i = 1, \dots, q \\
Zn+1 = Zn + hn \cdot \sum_{j=1}^{q} b_{j} \cdot f(tn,j; Zn,j) + hn \cdot En
\end{cases}$$

Posons:

$$Yn = \begin{bmatrix} Yn, 1 \\ \vdots \\ Yn, q \end{bmatrix}; Zn = \begin{bmatrix} Zn, 1 \\ \vdots \\ Zn, q \end{bmatrix}; e = \begin{bmatrix} 1 \\ \vdots \\ 1 \end{bmatrix}$$

Nous avons alors:

$$|| Y_{n,i} - Z_{n,i} || \le || Y_{n} - Z_{n} || + L h_{n} \sum_{j=1}^{q} a_{ij} \cdot || Y_{n,j} - Z_{n,j} ||$$

Soit donc:

$$|Y_n - z_n| \leq ||Y_n - z_n|| + L \cdot hn ||a|| ||Y_n - z_n||$$

On en déduit par récurrence:

$$|Y_n - z_n| \leq ||Y_n - z_n|| (I + Lhn| \partial I_+ - + (Lhn)^p |\partial I^p) C + (Lhn)^p |\partial I^p| Y_n - z_n|$$

d'où pour P ----- + 🛩 (passage à la limite)

(3) $|Y_n - Z_n| \leq ||Y_n - Z_n||$ $(I - Lho |a|) \stackrel{-1}{e}$ où ho est le pas maximum

d'où en vertu de (3)

 $|| Y_{n+1} - Z_{n+1} || \le || Y_n - Z_n || (1+hn L | b^T | (I-ho L |2|)^{-1}) + hn || E_n ||$

<u>En posant</u> $C = L(b^T) (I - hoL |a|)^{-1}$

On obtient:

 $\|Y_{n+1} - Z_{n+1}\| \leq (1+C hn) \|Y_n - Z_n\| + hn \|E_n\|$

d'où en vertu du lemme cité dans [1], [2], [3],

Yn - Zn <u><</u>	+	СТ СТ _ 1	Nax II E n II	
		С	n	

Détermination de l'expression de $Z_1(t)$:

Soite

$$\begin{cases} \vec{z}_{1}'(t) = D_{y} \hat{f}(t, y(t)) \vec{z}_{1}(t) + \theta(\vec{z}) T_{p}(t, y(t)) \\ \vec{z}_{1}(t_{0}) = 0 \\ t \\ \vec{z}_{1}(t_{0}) = 0 \\ \end{cases}$$

$$= t \qquad \begin{cases} \vec{z}_{0}'(t) = D_{y} \hat{f}(t, y(t)) \vec{z}_{0}(t) \\ \vec{z}_{0}(t_{0}) = 1 \\ \end{cases}$$

$$\int_{t}^{t} \left(\vec{z}_{1}'(a) - D_{y} \hat{f}(a, y(a)) \vec{z}_{1}(a) \right) da = \int_{t}^{t} \theta(a) \Psi_{p}(a, y(a)) da \\ \int_{t}^{t} \left(\vec{z}_{1}'(a) - \frac{\vec{z}_{0}'(a) \vec{z}_{0}(a)}{\vec{z}_{0}(a)} \right) da = \int_{t_{0}}^{t} \theta(a) \Psi_{p}(a, y(a)) da \\ \int_{t}^{t} \left(\frac{\vec{z}_{1}'(a) - \frac{\vec{z}_{0}'(a) \vec{z}_{0}(a)}{\vec{z}_{0}(a)} \right) da = \int_{t}^{t} \frac{\theta(a) \Psi_{p}(a, y(a))}{\vec{z}_{0}(a)} da \\ \int_{t}^{t} \left(\frac{\vec{z}_{1}'(a) - \frac{\vec{z}_{0}'(a) \vec{z}_{0}(a)}{\vec{z}_{0}(a)} \right) da = \int_{t}^{t} \frac{\theta(a) \Psi_{p}(a, y(a))}{\vec{z}_{0}(a)} da \\ \int_{t}^{t} \left(\frac{\vec{z}_{1}'(a) \vec{z}_{0}(a) - \vec{z}_{0}'(a) \vec{z}_{1}(a)}{\vec{z}_{0}(a)} \right) da = \int_{t}^{t} \frac{\theta(a) \Psi_{p}(a, y(a))}{\vec{z}_{0}(a)} da \\ \int_{t}^{t} \left(\frac{\vec{z}_{1}(a)}{\vec{z}_{0}(a)} \right) ds = \int_{t}^{t} \frac{\theta(a) \Psi_{p}(a, y(a))}{\vec{z}_{0}(a)} da \\ \int_{t}^{t} \left(\frac{\vec{z}_{1}(a)}{\vec{z}_{0}(a)} \right) ds = \int_{t}^{t} \frac{\theta(a) \Psi_{p}(a, y(a))}{\vec{z}_{0}(a)} da \\ \int_{t}^{t} \left(\frac{\vec{z}_{1}(a)}{\vec{z}_{0}(a)} \right) ds = \int_{t}^{t} \frac{\theta(a) \Psi_{p}(a, y(a)}{\vec{z}_{0}(a)} da \\ \int_{t}^{t} \left(\frac{\vec{z}_{1}(a)}{\vec{z}_{0}(a)} \right) ds = \int_{t}^{t} \frac{\theta(a) \Psi_{p}(a, y(a)}{\vec{z}_{0}(a)} da \\ \int_{t}^{t} \left(\frac{\vec{z}_{1}(a)}{\vec{z}_{0}(a)} \right) ds = \int_{t}^{t} \frac{\theta(a) \Psi_{p}(a, y(a)}{\vec{z}_{0}(a)} da \\ \int_{t}^{t} \frac{\theta(a) \Psi_{p}(a, y(a)}{\vec{z}_{0}(a)} da$$

ANNEXE (B3)

calcul du modele dynamique du manipulateur rigide articule

L4=0.914 M3 = 6.71MP=5,10,20 kg A=M3+MP A2 = ((MP + L4) + 2)/A***** * CALCUL DE LA MATRICE ****** C232 = (COS(Q1/2) + Q1(3))) * * 2C22 = (COS(Q1(2))) * * 2S22=(SIN(Q1(2)))**2 C2C23=COS(Q1(2))*COS(Q1(2)+Q1(3)) S232=(S)N(QJ(2)+Q1(3))**2 S23C23*SIN(01(2)+Q1(3))*COS(Q1(2)+Q1(3)) C23=COS(Q1(2)+Q1(3)) $S23=SIN(\hat{y}1(2)+\hat{y}1(3))$ C2S2 = COS((11(2)) + SIN(Q1(2))C2=COS(Ui(z))S2 = SIN(0)(2) $C_{2} = COS(Q_{1}(3))$ c32=(COS(Q1(3)))**2 S32=(SIN(⊕1(∃)))**2 A1=(6,368+0.792*A)*C22+0.1*S2C2 A3=(0.9/4+A2)*C232+0.1*5232+0.04*923C23 A4=1.627*MP*C2C23+0.1*522 ***** * * CALCUE DE MATRICE M **** M1(1,1)=A1+A3+A4 M1(1,2)=0.05+S2+0.5+C2+0.02+S23+0.1+C23 M1(1,3)=0.02*523+0.1*C23 M1(2,2)=6.368+A2+0.792*A*(S32+C32)+1.627*MP*C3+0.924 M1(2,3)=0.924+A2+0.8135*MP*C3+2.3 M1(3,3) = 0.924 + A2 + 2.3Mi(2,1) = Mi(1,2)M1(3,1) = M1(1,3)M1(3,2)=M1(2,3)M1(1,4)=0.M1(2,4)=0. M1(3,4)=0.

BIBLIOGRAPHIE

1 EART IE

- 1] CROUZEIX M.: MIGNOT A.- "Analyse numerique des equations differentielles." edition MASSON (1983)
- [2] GEAR C.W.- "Numerical initial value problems in ordinary differential equations."(1971) PRENTICE HALL INC
- [3] SHAMPINE L.F; GORDON M.K.-"computer solution of ordinary differential equations the initial value problem." W.H FREEMAN AND COMPANY
- [4] PHILIPE BERNARD-33'Resolution numerique des equations differentielles par deux methodes lineaires multipas à pas et ordre variables. THESE DE 3^éCYCLE (1980) UNIVERSITE DE RENNES 1
- [5] HENRICI P.-'Discrete variable methods in ordinary differential equations." JOHN WILEY, NEW YORK, LONDON
- [6] CROUZEIX M.; PIERRE A.R- 'Approximation des problemes d'evolution COURS D.E.A ANALYSE NUMERIQUES universite de rennes 1

2^e PARTIE

- [1] TOMIZUKA M.; HOROWITZ R.-"Application of modele reference adaptative controle techniques to mechanical manipulators:" universite of california BERKELEY paper No 80 (1980)
- [2] MICHELE LE BORNE-'Modelisation des robots manipulateurs rigides.' publication interne irisa (1985)
- [3] PAUL COIFFET-Les robots modelisation et commande." TOME1 EDITION HERMES
- [4] CLAUDE SAMSON- 'Commande non lineaire robuste des robots manipulateurs. publication interne IRISA(1965)
- \$5] RICHARD D.;CLAUDE S.- "Robuste non linéaire control of robotics manipulators" implementation aspects and simulations." IRISA/INRIA RENNES(1985)
- [6] EDSON DE PAULA FERREIRA.-"Contribution àl identification de parametres et à la commande adaptative des manipulateurs."

these de docteur ingenieur(1984) universite de PAUL-SABATIER TOULOUSE