

Dynamique à trois corps

Examen de Méthodes Numériques (ph404) janvier 2006

documents autorisés : notes de cours, site

<http://www.pmmh.espci.fr/~daerr/ph404/>

temps : 2 heures

bon courage!

Notes : Vous devez imprimer les programmes et graphiques que vous créez. Si toutefois vous n'y parvenez pas (en cas de panne d'imprimante par exemple), prévoyez de sauvegarder tous les fichiers (programmes, graphiques, ...) dans un répertoire que vous archivez à la fin de l'examen avec la commande `tar` (voir doc Unix). Cette archive, vous pouvez *soit* nous l'envoyer par courrier électronique (en pièce jointe) à l'adresse `daerr@pmmh.espci.fr`, *soit* la déposer par ftp sur la machine `ftp.espci.fr` (user : anonymous, mot de passe : toto) dans le repertoire `/incoming/ph404`, *soit* encore la copier dans `/home/profs/adrian/ex2006/`

1 Introduction

[plus de détails c.f. TD9 ou

<http://www-nonlinear.physik.uni-bremen.de/nlp/publications/ChaosHTML/r14richter/node10.html>]

Nous allons considérer le mouvement d'un petit corps P dans le champ gravitationnel créé par deux corps plus lourds S et J (p.ex. Soleil et Jupiter). Notons $\mu = m_J/m_S = 0.001$ le rapport des masses de J et S. La masse de P est supposée suffisamment petite pour n'avoir aucune influence sur la dynamique de S et J. En se plaçant dans un référentiel tournant tel que les positions de S et J sont fixes :

$$\mathbf{S} = (x_S, y_S) = (-\mu, 0), \quad \mathbf{J} = (x_J, y_J) = (1 - \mu, 0)$$

(le barycentre est à l'origine), les équations du mouvement pour la position (x, y) de P s'écrivent alors :

$$\ddot{x} = 2\dot{y} + x - (1 - \mu)\frac{x + \mu}{r_S^3} - \mu\frac{x - 1 + \mu}{r_J^3} \quad (1)$$

$$\ddot{y} = -2\dot{x} + y - (1 - \mu)\frac{y}{r_S^3} - \mu\frac{y}{r_J^3} \quad (2)$$

Les distances $r_S = \overline{PS}$ et $r_J = \overline{PJ}$ sont définies par les relations $r_S^2 = (x + \mu)^2 + y^2$ et $r_J^2 = (x - 1 + \mu)^2 + y^2$. Les points sur les variables dénotent les dérivées temporelles (ainsi \dot{x} est la vitesse de P selon Ox, \ddot{x} l'accélération selon Ox).

Vu qu'il n'y a pas de terme dépendant explicitement du temps, l'énergie du système

$$E = \frac{1}{2}(\dot{x}^2 + \dot{y}^2) - \frac{1 - \mu}{r_S} - \frac{\mu}{r_J} - \frac{1}{2}(x^2 + y^2) =: \frac{1}{2}(\dot{x}^2 + \dot{y}^2) + V_j$$

est conservée (la quantité $C = -2E$ s'appelle aussi *constante de Jacobi*). Le potentiel effectif V_j s'appelle *potentiel de Jacobi*.

On peut montrer que dans le repère tournant avec le Soleil et Jupiter, il y a 5 points d'équilibre (voir TD9 :

http://www.pmmh.espci.fr/~daerr/ph404/minimisation_Lagrange/index.html) :

Les points L1, L2, L3, situés sur la ligne Soleil-Jupiter
Les points L4 et L5, situés à 60° de part et d'autre de la ligne Soleil-Jupiter.
Il existe une population d'astéroïdes piégées près des points L4 et L5, appelé
« Troyens »

2 Intégration numérique du mouvement

Question 1. Réécrivez les équations du mouvement comme un système de 4 équations d'ordre 1. Précisez quelles sont les *quantités* à intégrer, en fonction de quel(s) *paramètre(s)*.

Question 2. Écrivez un programme en C qui intègre le mouvement du corps P sur une durée d par pas de temps h , en utilisant la méthode de Runge-Kutta 4. Dans un premier temps, on voudrait que le programme affiche l'énergie E au début ($t = 0$) et à la fin ($t = d$) de l'intégration.

Question 3. Quelles sont les instructions pour compiler et exécuter le programme ?

Question 4. Pour contrôler la qualité de notre intégration, nous utilisons l'énergie E , qui en théorie doit être strictement conservée. Pour les conditions initiales $(x, y, \dot{x}, \dot{y})_{t=0} = (0.7, 0.7, 0.1, 0.1)$, utilisez le programme pour calculer l'énergie E initiale et au bout d'un temps $t = 100$ et pour les trois valeurs suivantes du pas de temps h : $h = 0.01$, $h = 0.1$ et $h = 1.0$. Commentez le résultat. Si on exige une erreur inférieure à 1%, lequel des trois pas de temps a-t-on intérêt à choisir.

N'oubliez pas d'imprimer/de sauvegarder votre programme.

3 Exploration de différentes orbites

Question 5. Modifiez le programme qu'il affiche, en plus de l'énergie, la position et la vitesse de P après chaque pas d'intégration. Utilisez-le pour calculer les orbites correspondant aux conditions initiales $(x, y, \dot{x}, \dot{y})_{t=0} = (0.5 - \mu + 0.002, \sqrt{3}/2, dv, dv)$ pour

$dv = 0$ libration autour du point de Lagrange (durée d'intégration 500)

$dv = 0.05$ circulation : orbite en fer à cheval (durée d'intégration 500)

Dans chaque cas, précisez quel pas de temps vous avez choisi pour avoir un erreur sur l'énergie inférieure à 1%.

Question 6. Utilisez gnuplot pour afficher les orbites calculées. Sauvegardez et imprimez vos graphes et votre programme.

Question 7. Déterminez (à l'aide de gnuplot, en regardant $\mathbf{x}(t)$) dans le premier cas la période de rotation autour du point de Lagrange, et dans le deuxième cas la période de circulation autour de Jupiter. Comment se compare-t-elles à la période orbitale $T = 2\pi$ du système S-J ?

4 Stabilité des orbites

Nous voulons intégrer l'orbite de 1000 particules distribuées au hasard au voisinage de l'orbite de Jupiter. Modifiez encore votre programme pour qu'il

intègre $N=1000$ fois le mouvement d'un corps P sur une durée $d = 100$, avec des conditions initiales différentes à chaque fois. Comme conditions initiales, on prendra

$$(x, y, \dot{x}, \dot{y})_{t=0} = (r \cos \alpha, r \sin \alpha, -v \sin \alpha, v \cos \alpha)$$

où $r \in (0.7, 1.3)$ et $\alpha \in (0, 2\pi)$ sont tirés au hasard à chaque itération (fonction rand ou votre propre générateur pseudo-aléatoire) et $v = 1/\sqrt{r^3} - 1$.

On n'affichera la position et la vitesse de P qu'une fois à la fin de chaque intégration (c'est-à-dire à $t=d$, en non plus après chaque pas d'intégration individuel).

On prendra ici $\mu = 0.01$ et un pas d'intégration $h = 0.1$.

Question 8. Affichez dans un graphique l'ensemble des positions finales obtenues. Commentez la figure. En particulier, peut-on distinguer des zones stables ou instables? Sauvegardez/imprimez le graphe et votre programme.