

Análisis Numérico I [75.12/95.04] $Curso \ 3$ $Trabajo \ Práctico \ 2$ $Problema \ de \ los \ Tres \ Cuerpos \ Restringido$

 $\begin{array}{c} {\rm Grupo}\ 5 \\ {\rm Primer}\ {\rm cuatrimestre}\ {\rm de}\ 2019 \end{array}$

Integrantes del grupo			
Santa María Tomás	92797	tomasisantamaria@gmail.com	
Hemmingsen Lucas	76187	lhemmingsen@fi.uba.ar	
Huenul Matías	102135	matias.huenul.07@gmail.com	

$\mathbf{\acute{I}ndice}$

1.	Introducción	2
2.	Conceptos teóricos	2
	2.1. Método de Euler	2
	2.2. Método de Runge-Kutta	2
	2.3. Método de Nyström	2
	2.4. Método de Newmark	2
	2.5. Sistema de ecuaciones diferenciales de primer orden	2
	2.6. Ecuaciones diferenciales de orden mayor a 1	2
3.	Desarrollo	3
	3.1. Parte A	Ş
	3.2. Parte B	Ş
	3.3. Parte C	4
	3.4. Parte D	5
	3.5. Parte E	5
	3.6. Parte F	5
	3.7. Parte G	5
4.	Conclusiones	5

1. Introducción

El objetivo del presente trabajo práctico es utilizar los distintos metodos numéricos de problema de valor inicial para ecuaciones diferenciales ordinarias, para resolver el "Problema de los Tres Cuerpos Restringido o de Euler" y realizar una comparación de los resultados con cada método.

Los métodos que utilizaremos son el método de Euler, Runge-Kutta de orden 2 y 4, Nyström y Newmark.

2. Conceptos teóricos

- 2.1. Método de Euler
- 2.2. Método de Runge-Kutta
- 2.3. Método de Nyström
- 2.4. Método de Newmark

2.5. Sistema de ecuaciones diferenciales de primer orden

[1] Sea un sistema de ecuaciones diferenciales de primer orden con la forma:

$$\begin{cases}
\frac{du_1}{dt} = f_1(t, u_1, u_2, ..., u_m) \\
\frac{du_2}{dt} = f_2(t, u_1, u_2, ..., u_m) \\
\vdots \\
\frac{du_m}{dt} = f_m(t, u_1, u_2, ..., u_m)
\end{cases} (1)$$

para $a \leq t \leq b$, con condiciones iniciales:

$$u_1(a) = \alpha_1, u_2(a) = \alpha_2, \dots, u_m(a) = \alpha_m$$
 (2)

El objetivo es encontrar m funciones $u_1(t), u_2(t), \ldots, u_m(t)$ que satisfacen cada una de las ecuaciones diferenciales junto con las condiciones iniciales. Los métodos para resolver sistemas de ecuaciones diferenciales de primer orden son simplemente generalizaciones de los métodos para una sola ecuación diferencial presentados anteriormente.

2.6. Ecuaciones diferenciales de orden mayor a 1

[2] Una ecuación diferencial de grado $\it m$

$$y^{(m)}(t) = f(t, y, y', \dots, y^{(m-1)})$$
(3)

con $a \le t \le b$ y condiciones iniciales $y(a) = \alpha_1, y'(a) = \alpha_2, \dots, y^{(m-1)(a) = \alpha_m}$ puede convertirse a un sistema de ecuaciones de la forma de (1) y (2).

Sea $u_1(t) = y(t), u_2(t) = y'(t), \dots, u_m(t) = y^{(m-1)}(t)$. Esto produce el sistema de ecuaciones diferenciales de primer orden

$$\frac{du_1}{dt} = \frac{dy}{dt} = u_2, \frac{du_2}{dt} = \frac{dy'}{dt} = u_3, \dots, \frac{du_{m-1}}{dt} = \frac{dy^{(m-2)}}{dt} = u_m \tag{4}$$

у

$$\frac{du_m}{dt} = \frac{dy^{(m-1)}}{dt} = y^{(m)} = f(t, y, y', \dots, y^{(m-1)}) = f(t, u_1, u_2, \dots, u_m)$$
 (5)

con condiciones iniciales

$$u_1(a) = y(a) = \alpha_1, u_2(a) = y'(a) = \alpha_2, \dots, u_m(a) = y^{(m-1)}(a) = \alpha_m$$
 (6)

3. Desarrollo

3.1. Parte A

Tenemos el siguiente sistema de ecuaciones diferenciales de segundo orden que representan el movimiento de un satélite viajando entre la tierra y la luna e influenciado gravitatoriamente solo por estos dos cuerpos:

$$\begin{cases} x_1'' = 2x_2' + x_1 - \eta \frac{x_1 + \mu}{d_1^3} - \mu \frac{x_1 - \eta}{d_2^3} \\ x_2'' = -2x_1' + x_2 - \eta \frac{x_2}{d_1^3} - \mu \frac{x_2}{d_2^3} \end{cases}$$
 (7)

Siendo $d_1 = \sqrt{(x_1 + \mu)^2 + x_2^2}$ y $d_2 = \sqrt{(x_1 - \eta)^2 + x_2^2}$. Sea:

$$\begin{cases} v_1(t) = x_1'(t) \\ v_2(t) = x_2'(t) \end{cases}$$
 (8)

Entonces podemos transformar el sistema de ecuaciones anterior en un sistema de cuatro ecuaciones diferenciales de primer orden:

$$\begin{cases} x'_1(t) = v_1(t) \\ v'_1(t) = 2v_2(t) + x_1(t) - \eta \frac{x_1(t) + \mu}{d_1(t)^3} - \mu \frac{x_1(t) - \eta}{d_2(t)^3} \\ x'_2(t) = v_2(t) \\ v'_2(t) = -2v_1(t) + x_2(t) - \eta \frac{x_2(t)}{d_1(t)^3} - \mu \frac{x_2(t)}{d_2(t)^3} \end{cases}$$
(9)

Con valores iniciales en $t = t_0$:

$$\begin{cases}
 x_1(t_0) = x_{1_0} \\
 v_1(t_0) = v_{1_0} \\
 x_2(t_0) = x_{2_0} \\
 v_2(t_0) = v_{2_0}
\end{cases}$$
(10)

3.2. Parte B

Ahora resolvamos el problema numéricamente con la función lsode de Octave. Primero creamos la función yprima, que representa a la función f(t,y). A continuación se detalla el código de la misma:

```
function [f]=yprima(y, t)

mu = 1 / 81.3;

eta = 1 - mu;

d1 = sqrt((y(1) + mu)^2 + y(3)^2);

d2 = sqrt((y(1) - eta)^2 + y(3)^2);

f(1)=y(2);

f(2)=2*y(4) + y(1) - eta*((y(1) + mu)/d1^3) - mu*((y(1)-eta)/d2^3);

f(3)=y(4);

f(4)=-2*y(2) + y(3) - eta*(y(3)/d1^3) - mu*(y(3)/d2^3);

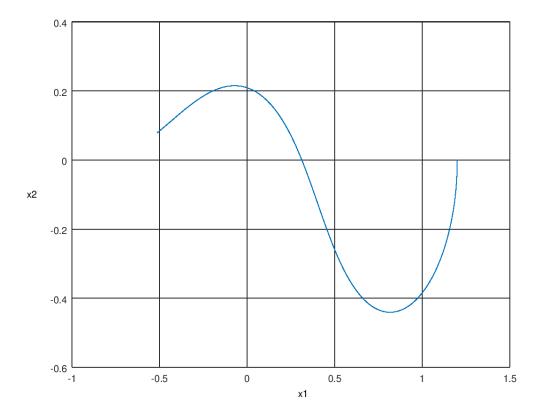
end
```

Luego, desde la consola de Octave ejecutamos la función lsode con la función yprima como entrada, con una posición inicial $(x_1, x_2) = (1, 2, 0)$ y velocidad inicial $(v_1, v_2) = (0, -0, 8)$ en el intervalo $[t_0, t_1) = [0, 2]$ con un h = 0, 01. Para ello, ejecutamos:

```
[y]=lsode('yprima',[1.2 0 0 -0.8],0:0.01:2)
```

con lo que en la última iteración (en t=2) obtenemos una posición final $(x_1, x_2) = (-0.51306, 0.07881)$ y una velocidad final $(v_1, v_2) = (-1.18383, -0.48564)$.

A continuación se muestra un gráfico de la trayectoria del satélite, que se mueve desde el extremo derecho del gráfico hacia la izquierda.



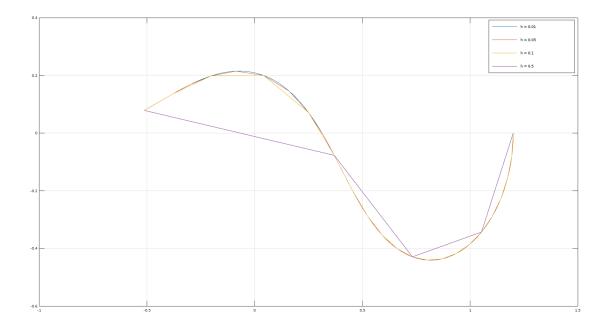
3.3. Parte C

Veremos ahora como se modifica la trayectoria aumentando el paso h. Para ello implementamos siguiente función.

```
\% \ -\!\!\!> \ y\,p\,r\,i\,m\,a \ = \ f\,(\,y\;,\ t\,)
     \% -> a, b extremos del intervalo
     % -> h vector con distintos valores de paso
     \% \ -> \ y0 vector de condiciones iniciales
     9
       Y = lsode(yprima, y0, a:h i:b);
       x1 = Y(:, 1);

x2 = Y(:, 3);
11
12
       plot \, (\, x \, 1 \, , \  \, x \, 2 \, , \  \, sprintf \, (\, " \, ; h \, = \, \% l \, ; \, " \, , \  \, h\_i \, ) \, ) \, ;
13
       hold on
14
15
     end
16 end
```

En el siguiente gráfico se puede observar lo obtenido para cuatro valores de h en particular, utilizando como condiciones iniciales las mismas que al comienzo de la parte b.



- 3.4. Parte D
- 3.5. Parte E
- 3.6. Parte F
- 3.7. Parte G

4. Conclusiones

Referencias

- Richard L. Burden, J. Douglas Faires
 Numerical Analysis (9th edition).

 Brooks/Cole Cengage Learning
 Sección 5.9 Higher Order Equations and Systems of Differential Equations
 Páginas 328-334
- Richard L. Burden, J. Douglas Faires
 Numerical Analysis (9th edition).

 Brooks/Cole Cengage Learning
 Sección 5.9 Higher Order Equations and Systems of Differential Equations
 Páginas 334-336