

## Informe de Laboratorio 02

### Tema: Movimiento y Métodos Numéricos

Nota

Estudiante	Escuela	Asignatura
Alexis Baltz alexis.bltz@unsa.edu.pe	Escuela Profesional de Ingeniería de Sistemas	Métodos Numéricos Aplicados a la Física Semestre: II Código: 20241001

Laboratorio	Tema	Duración
02	Movimiento y Métodos Numéricos	04 horas

Semestre académico	Fecha de inicio	Fecha de entrega
2024-B	Del 08 Junio 2024	Al 15 Junio 2024

### 1. Tarea

1. Implementar soluciones numéricas para problemas de movimiento en física clásica mediante el método de Euler.
2. Desarrollar análisis comparativo detallado entre soluciones analíticas exactas y aproximaciones numéricas.
3. Realizar estudio de convergencia y análisis de error para diferentes tamaños de paso temporal.
4. Simular sistemas complejos de múltiples cuerpos con interacciones gravitacionales.
5. Construir y analizar figuras de Lissajous tridimensionales con osciladores acoplados.
6. Documentar y versionar todo el trabajo usando Git y GitHub.

## 2. Marco Teórico

### 2.1. Método de Euler

El método de Euler es un procedimiento numérico de primer orden para resolver ecuaciones diferenciales ordinarias (EDO) con un valor inicial dado. Para una EDO de la forma:

$$\frac{dy}{dt} = f(t, y), \quad y(t_0) = y_0 \quad (1)$$

La aproximación de Euler está dada por:

$$y_{n+1} = y_n + h \cdot f(t_n, y_n) \quad (2)$$

donde  $h$  es el tamaño de paso y  $t_{n+1} = t_n + h$ .

#### 2.1.1. Error de truncamiento local

El error de truncamiento local del método de Euler es de orden  $O(h^2)$ :

$$\tau_{n+1} = \frac{h^2}{2} y''(\xi_n) \quad (3)$$

donde  $\xi_n \in [t_n, t_{n+1}]$ . El error global acumulado es de orden  $O(h)$ .

### 2.2. Sistemas de EDOs de segundo orden

Para problemas de mecánica clásica, tenemos sistemas de la forma:

$$\frac{d\mathbf{r}}{dt} = \mathbf{v} \quad (4)$$

$$\frac{d\mathbf{v}}{dt} = \mathbf{a}(\mathbf{r}, \mathbf{v}, t) \quad (5)$$

Esto se convierte en un sistema de EDOs de primer orden aplicando Euler:

$$\mathbf{r}_{n+1} = \mathbf{r}_n + h\mathbf{v}_n \quad (6)$$

$$\mathbf{v}_{n+1} = \mathbf{v}_n + h\mathbf{a}_n \quad (7)$$

## 3. Equipos, materiales y temas utilizados

- Sistema Operativo Ubuntu GNU Linux 23 lunar 64 bits Kernel 6.2.
- Python 3.11.4 con bibliotecas científicas:
  - NumPy 1.24.3 para computación numérica
  - SciPy 1.10.1 para algoritmos científicos
  - Matplotlib 3.7.1 para visualización
  - Jupyter Notebook 6.5.4 para desarrollo interactivo

- Git 2.39.2 para control de versiones.
- Cuenta en GitHub con correo institucional.
- Conceptos de física clásica: cinemática, dinámica, gravitación.
- Métodos numéricos: Euler, análisis de error, convergencia.
- Teoría de sistemas dinámicos y mecánica celestial.

## 4. URL de Repositorio Github

- URL del Repositorio GitHub para clonar o recuperar.
- `https://github.com/alexisBltz/metodos-numericos-fisica.git`
- URL para el laboratorio 02 en el Repositorio GitHub.
- `https://github.com/alexisBltz/metodos-numericos-fisica/tree/main/lab02`

## 5. Desarrollo Detallado de Ejercicios

### 5.1. Problema 1: Movimiento lineal con aceleración constante

#### 5.1.1. Planteamiento del problema

La posición de una partícula en función del tiempo está descrita por la ecuación cinemática fundamental (Serway & Jewett, 2018):

$$x(t) = x_0 + v_0 t + \frac{1}{2} a t^2 \quad (8)$$

**Condiciones iniciales:**

$$x_0 = -2,0 \text{ m} \quad (9)$$

$$v_0 = 0,5 \text{ m/s} \quad (10)$$

$$a = 2,0 \text{ m/s}^2 \quad (11)$$

$$t \in [0, 10] \text{ s} \quad (12)$$

#### 5.1.2. Solución analítica detallada

Sustituyendo los valores dados en la ecuación ??:

$$x(t) = -2,0 + 0,5t + \frac{1}{2}(2,0)t^2 = -2,0 + 0,5t + t^2 \quad (13)$$

La velocidad se obtiene derivando la posición:

$$v(t) = \frac{dx}{dt} = 0,5 + 2t \quad (14)$$

**Valores específicos en puntos clave:**

Tabla 1: Solución analítica para puntos específicos

Tiempo (s)	Posición (m)	Velocidad (m/s)	Aceleración (m/s <sup>2</sup> )
0	-2.000	0.5	2.0
1	-0.500	2.5	2.0
5	22.500	10.5	2.0
10	98.500	20.5	2.0

Listing 1: Implementación de la solución analítica

```

1 import numpy as np
2 import matplotlib.pyplot as plt
3 from scipy import integrate
4
5 def solucion_analitica(t, x0=-2.0, v0=0.5, a=2.0):
6     """
7     Solucin analitica del movimiento rectilneo uniformemente acelerado
8
9     Parmetros :
10    -----
11    t : array_like
12        Vector de tiempo
13    x0 : float
14        Posicin inicial (m)
15    v0 : float
16        Velocidad inicial (m/s)
17    a : float
18        Aceleracin constante (m/s)
19
20    Retorna:
21    -----
22    tuple
23        (posicin, velocidad, aceleracin) como funciones de t
24    """
25    x = x0 + v0*t + 0.5*a*t**2
26    v = v0 + a*t
27    a_t = np.full_like(t, a)
28
29    return x, v, a_t
30
31 def energia_cinetica(v, m=1.0):
32     """Calcula la energia cintica"""
33     return 0.5 * m * v**2
34
35 def energia_potencial(x, m=1.0, k=0):
36     """Calcula la energia potencial (gravitacional o elastica)"""
37     # Para este caso, asumimos solo energia cintica
38     return np.zeros_like(x)
39
40 # Parmetros del problema
41 x0, v0, a = -2.0, 0.5, 2.0

```

```
42 t_final = 10.0
43 n_puntos = 1000
44
45 # Vector de tiempo con alta resolucin
46 t = np.linspace(0, t_final, n_puntos)
47
48 # Calcular solucin analitica
49 x_analitica, v_analitica, a_analitica = solucion_analitica(t, x0, v0, a)
50
51 # Crear visualizacin detallada
52 fig, ((ax1, ax2), (ax3, ax4)) = plt.subplots(2, 2, figsize=(15, 12))
53
54 # Grfica de posicin vs tiempo
55 ax1.plot(t, x_analitica, 'b-', linewidth=2.5, label='x(t) analitica')
56 ax1.set_xlabel('Tiempo (s)', fontsize=12)
57 ax1.set_ylabel('Posicin (m)', fontsize=12)
58 ax1.set_title('Posicin vs Tiempo\n $x(t) = x_0 + v_0t + \frac{1}{2}at^2$ ', fontsize=14)
59 ax1.grid(True, alpha=0.3)
60 ax1.legend(fontsize=11)
61
62 # Marcar puntos importantes
63 puntos_importantes = [0, 1, 5, 10]
64 for tp in puntos_importantes:
65     if tp <= t_final:
66         idx = int(tp * (n_puntos-1) / t_final)
67         ax1.plot(t[idx], x_analitica[idx], 'ro', markersize=8)
68         ax1.annotate(f'({tp:.0f}, {x_analitica[idx]:.1f})',
69                     (t[idx], x_analitica[idx]),
70                     xytext=(10, 10), textcoords='offset points',
71                     fontsize=10, ha='left')
72
73 # Grfica de velocidad vs tiempo
74 ax2.plot(t, v_analitica, 'g-', linewidth=2.5, label='v(t) analitica')
75 ax2.set_xlabel('Tiempo (s)', fontsize=12)
76 ax2.set_ylabel('Velocidad (m/s)', fontsize=12)
77 ax2.set_title('Velocidad vs Tiempo\n $v(t) = v_0 + at$ ', fontsize=14)
78 ax2.grid(True, alpha=0.3)
79 ax2.legend(fontsize=11)
80
81 # Grfica de aceleracin vs tiempo
82 ax3.plot(t, a_analitica, 'r-', linewidth=2.5, label='a(t) = constante')
83 ax3.set_xlabel('Tiempo (s)', fontsize=12)
84 ax3.set_ylabel('Aceleracin (m/s^2)', fontsize=12)
85 ax3.set_title('Aceleracin vs Tiempo', fontsize=14)
86 ax3.grid(True, alpha=0.3)
87 ax3.legend(fontsize=11)
88 ax3.set_ylim([1.5, 2.5])
89
90 # Diagrama de fases (velocidad vs posicin)
91 ax4.plot(x_analitica, v_analitica, 'purple', linewidth=2.5)
92 ax4.set_xlabel('Posicin (m)', fontsize=12)
93 ax4.set_ylabel('Velocidad (m/s)', fontsize=12)
```

```

94 ax4.set_title('Diagrama de Fases\n(Espacio de Estados)', fontsize=14)
95 ax4.grid(True, alpha=0.3)
96 ax4.plot(x_analitica[0], v_analitica[0], 'go', markersize=10, label='Inicio')
97 ax4.plot(x_analitica[-1], v_analitica[-1], 'ro', markersize=10, label='Final')
98 ax4.legend(fontsize=11)
99
100 plt.tight_layout()
101 plt.show()
102
103 # Mostrar estadísticas
104 print("=== ANALISIS DE LA SOLUCION ANALITICA ===")
105 print(f"Condiciones iniciales:")
106 print(f"  x  = {x0:.1f} m")
107 print(f"  v  = {v0:.1f} m/s")
108 print(f"  a  = {a:.1f} m/s²")
109 print(f"\nRangos de variación:")
110 print(f" Posición: [{x_analitica.min():.2f}, {x_analitica.max():.2f}] m")
111 print(f" Velocidad: [{v_analitica.min():.2f}, {v_analitica.max():.2f}] m/s")
112 print(f"\nTiempo para x = 0: {(-v0 + np.sqrt(v0**2 - 2*a*x0))/a:.3f} s")

```

### 5.1.3. Implementación del método de Euler

Para resolver numéricamente el sistema de EDOs:

$$\frac{dx}{dt} = v \quad (15)$$

$$\frac{dv}{dt} = a = 2,0 \text{ m/s}^2 \quad (16)$$

Aplicamos el esquema de Euler:

$$x_{n+1} = x_n + h \cdot v_n \quad (17)$$

$$v_{n+1} = v_n + h \cdot a \quad (18)$$

Listing 2: Implementación detallada del método de Euler

```

1 def euler_movimiento_lineal(t_final, h, x0=-2.0, v0=0.5, a=2.0, verbose=False):
2     """
3     Mtodo de Euler para movimiento rectilneo uniformemente acelerado
4
5     Parmetros :
6     -----
7     t_final : float
8         Tiempo final de simulacin
9     h : float
10        Tamao de paso temporal
11     x0, v0, a : float
12        Condiciones iniciales y aceleracin
13     verbose : bool
14        Si True, muestra informacin detallada del proceso
15

```

```

16 Retorna:
17 -----
18 tuple
19 (t, x, v, errores) donde errores contiene el error en cada paso
20 ""
21 # Calcular nmero de pasos
22 n_steps = int(t_final / h)
23 h_real = t_final / n_steps # Ajustar h para que sea exacto
24
25 # Inicializar arrays
26 t = np.zeros(n_steps + 1)
27 x = np.zeros(n_steps + 1)
28 v = np.zeros(n_steps + 1)
29 errores_x = np.zeros(n_steps + 1)
30 errores_v = np.zeros(n_steps + 1)
31
32 # Condiciones iniciales
33 t[0], x[0], v[0] = 0.0, x0, v0
34
35 if verbose:
36     print(f"Mtodo de Euler - h = {h_real:.6f}")
37     print(f"Nmero de pasos: {n_steps}")
38     print("\tt\t\t\t\t\t\t\t\t\t\t\tError_x\t\tError_v")
39     print("-" * 70)
40
41 # Iterar usando Euler
42 for i in range(n_steps):
43     # Paso de Euler
44     t[i+1] = t[i] + h_real
45     x[i+1] = x[i] + h_real * v[i]
46     v[i+1] = v[i] + h_real * a
47
48     # Calcular error con respecto a la solucin exacta
49     x_exacta, v_exacta, _ = solucion_analitica(t[i+1], x0, v0, a)
50     errores_x[i+1] = abs(x[i+1] - x_exacta)
51     errores_v[i+1] = abs(v[i+1] - v_exacta)
52
53     if verbose and i % max(1, n_steps//10) == 0:
54         print(f"{i+1}\t{t[i+1]:.3f}\t{x[i+1]:.6f}\t{v[i+1]:.6f}\t{errores_x[i+1]:.2e}\t{errores_v[i+1]:.2e}")
55
56 return t, x, v, errores_x, errores_v
57
58 def analisis_convergencia(t_final=10.0):
59     """
60     Analisis detallado de convergencia del mtodo de Euler
61     """
62     # Diferentes tamaos de paso para anlisis de convergencia
63     pasos = [2.0, 1.0, 0.5, 0.1, 0.05, 0.01, 0.005]
64
65     errores_finales_x = []
66     errores_finales_v = []

```

```
68 errores_maximos_x = []
69 errores_maximos_v = []
70
71 fig, axes = plt.subplots(2, 3, figsize=(18, 12))
72
73 # Solucion analitica de referencia
74 t_ref = np.linspace(0, t_final, 1000)
75 x_ref, v_ref, _ = solucion_analitica(t_ref)
76
77 colores = plt.cm.viridis(np.linspace(0, 1, len(pasos)))
78
79 for i, h in enumerate(pasos):
80     t_euler, x_euler, v_euler, err_x, err_v = euler_movimiento_lineal(
81         t_final, h, verbose=(i==0))
82
83     # Almacenar errores para analisis
84     errores_finales_x.append(err_x[-1])
85     errores_finales_v.append(err_v[-1])
86     errores_maximos_x.append(np.max(err_x))
87     errores_maximos_v.append(np.max(err_v))
88
89     # Graficar comparaciones
90     if i < 6: # Solo los primeros 6 para claridad
91         ax_idx = i // 3
92         col_idx = i % 3
93
94         axes[ax_idx, col_idx].plot(t_ref, x_ref, 'b-', linewidth=2,
95                                   label='Analitica', alpha=0.8)
96         axes[ax_idx, col_idx].plot(t_euler, x_euler, 'ro-', markersize=3,
97                                   linewidth=1, label=f'Euler h={h}')
98         axes[ax_idx, col_idx].set_xlabel('Tiempo (s)')
99         axes[ax_idx, col_idx].set_ylabel('Posicin (m)')
100         axes[ax_idx, col_idx].set_title(f'Comparacin h = {h}')
101         axes[ax_idx, col_idx].grid(True, alpha=0.3)
102         axes[ax_idx, col_idx].legend()
103
104 plt.tight_layout()
105 plt.show()
106
107 # Analisis de convergencia
108 fig, ((ax1, ax2), (ax3, ax4)) = plt.subplots(2, 2, figsize=(15, 10))
109
110 # Error final vs tamao de paso
111 ax1.loglog(pasos, errores_finales_x, 'bo-', linewidth=2, markersize=8,
112            label='Error en posicin')
113 ax1.loglog(pasos, pasos, 'r--', linewidth=2, label='Pendiente = 1 (terica)')
114 ax1.set_xlabel('Tamao de paso h')
115 ax1.set_ylabel('Error final')
116 ax1.set_title('Convergencia del Error Final')
117 ax1.grid(True, alpha=0.3)
118 ax1.legend()
119
```



```
120 # Error mximo vs tamao de paso
121 ax2.loglog(pasos, errores_maximos_x, 'go-', linewidth=2, markersize=8,
122            label='Error mximo en posicin')
123 ax2.loglog(pasos, pasos, 'r--', linewidth=2, label='Pendiente = 1 (terica)')
124 ax2.set_xlabel('Tamao de paso h')
125 ax2.set_ylabel('Error mximo')
126 ax2.set_title('Convergencia del Error Mximo')
127 ax2.grid(True, alpha=0.3)
128 ax2.legend()
129
130 # Evolucion del error en el tiempo para diferentes h
131 for i, h in enumerate(pasos[:4]):
132     t_euler, x_euler, v_euler, err_x, err_v = euler_movimiento_lineal(t_final, h)
133     ax3.semilogy(t_euler, err_x, color=colores[i], linewidth=2,
134                 label=f'h = {h}')
135
136 ax3.set_xlabel('Tiempo (s)')
137 ax3.set_ylabel('Error absoluto en posicin')
138 ax3.set_title('Evolucin del Error en el Tiempo')
139 ax3.grid(True, alpha=0.3)
140 ax3.legend()
141
142 # Orden de convergencia empirico
143 ordenes = []
144 for i in range(len(pasos)-1):
145     if errores_finales_x[i] > 0 and errores_finales_x[i+1] > 0:
146         orden = np.log(errores_finales_x[i]/errores_finales_x[i+1]) /
147             np.log(pasos[i]/pasos[i+1])
148         ordenes.append(orden)
149     else:
150         ordenes.append(np.nan)
151
152 ax4.plot(pasos[1:], ordenes, 'mo-', linewidth=2, markersize=8)
153 ax4.axhline(y=1, color='r', linestyle='--', linewidth=2, label='Orden terico = 1')
154 ax4.set_xlabel('Tamao de paso h')
155 ax4.set_ylabel('Orden de convergencia empirico')
156 ax4.set_title('Orden de Convergencia')
157 ax4.grid(True, alpha=0.3)
158 ax4.legend()
159 ax4.set_ylim([0, 2])
160
161 plt.tight_layout()
162 plt.show()
163
164 # Tabla de resultados
165 print("\n=== ANALISIS DE CONVERGENCIA ===")
166 print("h\tError final (x)\tError max (x)\tOrden empirico")
167 print("-" * 60)
168 for i, h in enumerate(pasos):
169     orden = ordenes[i-1] if i > 0 and i-1 < len(ordenes) else np.nan
170     print(f"{h:.3f}\t{errores_finales_x[i]:.2e}\t{errores_maximos_x[i]:.2e}\t"
171           f"{orden:.2f}" if not np.isnan(orden) else
```

```
171         f"{h:.3f}\t\t{errores_finales_x[i]:.2e}\t{errores_maximos_x[i]:.2e}\t---")
172     return pasos, errores_finales_x, errores_maximos_x
173
174 # Ejecutar analisis completo
175 print("Ejecutando analisis de movimiento lineal con aceleracin constante...")
176 pasos, err_finales, err_maximos = analisis_convergencia()
```

#### 5.1.4. Análisis comparativo y conclusiones

**Estabilidad numérica:** El método de Euler es incondicionalmente estable para este problema lineal, ya que la aceleración es constante y no hay términos que puedan causar inestabilidad.

**Precisión:**

- Para  $h = 0,01$ : Error relativo  $< 0,1 \%$
- Para  $h = 0,1$ : Error relativo  $\approx 1 \%$
- Para  $h = 1,0$ : Error relativo  $\approx 10 \%$

**Orden de convergencia:** El análisis empírico confirma que el método tiene orden de convergencia  $p = 1$ , consistente con la teoría.

## 5.2. Problema 2: Movimiento parabólico

### 5.2.1. Planteamiento matemático detallado

El movimiento parabólico en un campo gravitacional uniforme está descrito por las ecuaciones:

**Ecuación de trayectoria:**

$$y = x \tan \alpha_0 - \frac{g}{2v_0^2 \cos^2 \alpha_0} x^2 \quad (19)$$

**Ecuaciones paramétricas:**

$$x(t) = v_0 \cos \alpha_0 \cdot t \quad (20)$$

$$y(t) = v_0 \sin \alpha_0 \cdot t - \frac{1}{2} g t^2 \quad (21)$$

$$v_x(t) = v_0 \cos \alpha_0 \quad (22)$$

$$v_y(t) = v_0 \sin \alpha_0 - g t \quad (23)$$

**Parámetros del problema:**

$$v_0 = 5,0 \text{ m/s} \quad (24)$$

$$\alpha_0 = 60 = \frac{\pi}{3} \text{ rad} \quad (25)$$

$$g = 9,81 \text{ m/s}^2 \quad (26)$$

### 5.2.2. Cálculos analíticos fundamentales

**Componentes de velocidad inicial:**

$$v_{0x} = v_0 \cos(60) = 5,0 \times 0,5 = 2,5 \text{ m/s} \quad (27)$$

$$v_{0y} = v_0 \sin(60) = 5,0 \times \frac{\sqrt{3}}{2} = 4,33 \text{ m/s} \quad (28)$$

**Tiempo de vuelo:**

$$t_{vuelo} = \frac{2v_0 \sin \alpha_0}{g} = \frac{2 \times 5,0 \times \sin(60)}{9,81} = 0,883 \text{ s} \quad (29)$$

**Alcance máximo:**

$$R = \frac{v_0^2 \sin(2\alpha_0)}{g} = \frac{25 \times \sin(120)}{9,81} = 2,21 \text{ m} \quad (30)$$

**Altura máxima:**

$$h_{\text{máx}} = \frac{v_0^2 \sin^2 \alpha_0}{2g} = \frac{25 \times \sin^2(60)}{2 \times 9,81} = 0,956 \text{ m} \quad (31)$$

Listing 3: Análisis completo del movimiento parabólico

```
1 import numpy as np
2 import matplotlib.pyplot as plt
3 from mpl_toolkits.mplot3d import Axes3D
4
5 def calculos_analiticos_parabolico(v0=5.0, alpha0_deg=60, g=9.81):
6     """
```

```
7 Realiza todos los clculos analiticos del movimiento parabolico
8 """
9 alpha0 = np.radians(alpha0_deg)
10
11 # Componentes de velocidad inicial
12 v0x = v0 * np.cos(alpha0)
13 v0y = v0 * np.sin(alpha0)
14
15 # Parmetros caractersticos
16 t_vuelo = 2 * v0y / g
17 alcance = v0**2 * np.sin(2*alpha0) / g
18 altura_max = v0y**2 / (2*g)
19 t_altura_max = v0y / g
20
21 resultados = {
22     'v0x': v0x, 'v0y': v0y,
23     't_vuelo': t_vuelo, 'alcance': alcance,
24     'altura_max': altura_max, 't_altura_max': t_altura_max,
25     'alpha0_rad': alpha0, 'alpha0_deg': alpha0_deg
26 }
27
28 return resultados
29
30 def trayectoria_parabolica_detallada(x, v0=5.0, alpha0=60, g=9.81):
31     """
32     Calcula la trayectoria parabolica y sus derivadas
33     """
34     alpha_rad = np.radians(alpha0)
35
36     # Trayectoria principal
37     y = x * np.tan(alpha_rad) - (g / (2 * v0**2 * np.cos(alpha_rad)**2)) * x**2
38
39     # Primera derivada (pendiente)
40     dy_dx = np.tan(alpha_rad) - (g / (v0**2 * np.cos(alpha_rad)**2)) * x
41
42     # Segunda derivada (curvatura)
43     d2y_dx2 = -(g / (v0**2 * np.cos(alpha_rad)**2)) * np.ones_like(x)
44
45     return y, dy_dx, d2y_dx2
46
47 def solucion_parametrica_exacta(t, v0=5.0, alpha0=60, g=9.81):
48     """
49     Solucin paramtrica exacta del movimiento parabolico
50     """
51     alpha_rad = np.radians(alpha0)
52
53     x = v0 * np.cos(alpha_rad) * t
54     y = v0 * np.sin(alpha_rad) * t - 0.5 * g * t**2
55     vx = v0 * np.cos(alpha_rad) * np.ones_like(t)
56     vy = v0 * np.sin(alpha_rad) - g * t
57     ax = np.zeros_like(t)
58     ay = -g * np.ones_like(t)
```

```

59
60     return x, y, vx, vy, ax, ay
61
62 # Realizar clculos analiticos
63 params = calculos_analiticos_parabolico()
64
65 print("=== ANALISIS ANALITICO DEL MOVIMIENTO PARABOLICO ===")
66 print(f"Condiciones iniciales:")
67 print(f"    v    = {5.0:.1f} m/s")
68 print(f"    α    = {60} = {params['alpha0_rad']:.3f} rad")
69 print(f"    g    = {9.81:.2f} m/s")
70 print(f"\nComponentes de velocidad inicial:")
71 print(f"    vx    = {params['v0x']:.3f} m/s")
72 print(f"    vy    = {params['v0y']:.3f} m/s")
73 print(f"\nParámetros de la trayectoria:")
74 print(f"    Tiempo de vuelo: {params['t_vuelo']:.3f} s")
75 print(f"    Alcance mximo: {params['alcance']:.3f} m")
76 print(f"    Altura mxima: {params['altura_max']:.3f} m")
77 print(f"    Tiempo a altura mxima: {params['t_altura_max']:.3f} s")
78
79 # Crear visualizacin completa
80 fig = plt.figure(figsize=(20, 15))
81
82 # 1. Trayectoria completa con analisis
83 ax1 = plt.subplot(3, 3, 1)
84 x_traj = np.linspace(0, params['alcance'], 200)
85 y_traj, dy_dx, d2y_dx2 = trayectoria_parabolica_detallada(x_traj)
86
87 # Filtrar valores positivos
88 mask = y_traj >= 0
89 x_plot = x_traj[mask]
90 y_plot = y_traj[mask]
91
92 plt.plot(x_plot, y_plot, 'b-', linewidth=3, label='Trayectoria analtica')
93 plt.axhline(y=0, color='k', linestyle='-', alpha=0.3, linewidth=1)
94 plt.axvline(x=params['alcance'], color='r', linestyle='--', alpha=0.7,
95             label=f'Alcance = {params["alcance"]:.2f} m')
96
97 # Marcar puntos importantes
98 plt.plot(0, 0, 'go', markersize=10, label='Lanzamiento')
99 plt.plot(params['alcance'], 0, 'ro', markersize=10, label='Impacto')
100
101 # Punto de altura mxima
102 x_max = params['alcance'] / 2
103 plt.plot(x_max, params['altura_max'], 'mo', markersize=10, label=f'Altura mx =
104             {params["altura_max"]:.2f} m')
105
106 plt.xlabel('Distancia horizontal (m)')
107 plt.ylabel('Altura (m)')
108 plt.title('Trayectoria Parabólica - Análisis Completo')
109 plt.grid(True, alpha=0.3)
110 plt.legend()

```

```
110 plt.axis('equal')
111
112 # 2. Evolucion temporal de posiciones
113 ax2 = plt.subplot(3, 3, 2)
114 t_param = np.linspace(0, params['t_vuelo'], 200)
115 x_param, y_param, vx_param, vy_param, ax_param, ay_param =
    solucion_parametrica_exacta(t_param)
116
117 plt.plot(t_param, x_param, 'b-', linewidth=2, label='x(t)')
118 plt.plot(t_param, y_param, 'r-', linewidth=2, label='y(t)')
119 plt.xlabel('Tiempo (s)')
120 plt.ylabel('Posicin (m)')
121 plt.title('Posicin vs Tiempo')
122 plt.grid(True, alpha=0.3)
123 plt.legend()
124
125 # 3. Evolucion temporal de velocidades
126 ax3 = plt.subplot(3, 3, 3)
127 plt.plot(t_param, vx_param, 'g-', linewidth=2, label='v(t)')
128 plt.plot(t_param, vy_param, 'm-', linewidth=2, label='v(t)')
129 plt.axhline(y=0, color='k', linestyle='--', alpha=0.5)
130 plt.xlabel('Tiempo (s)')
131 plt.ylabel('Velocidad (m/s)')
132 plt.title('Velocidad vs Tiempo')
133 plt.grid(True, alpha=0.3)
134 plt.legend()
135
136 # 4. Diagrama de velocidad (hodgrafa)
137 ax4 = plt.subplot(3, 3, 4)
138 plt.plot(vx_param, vy_param, 'purple', linewidth=2)
139 plt.plot(vx_param[0], vy_param[0], 'go', markersize=8, label='Inicio')
140 plt.plot(vx_param[-1], vy_param[-1], 'ro', markersize=8, label='Final')
141 plt.xlabel('Velocidad horizontal (m/s)')
142 plt.ylabel('Velocidad vertical (m/s)')
143 plt.title('Hodgrafa (Diagrama de Velocidad)')
144 plt.grid(True, alpha=0.3)
145 plt.legend()
146
147 # 5. Energa del sistema
148 ax5 = plt.subplot(3, 3, 5)
149 m = 1.0 # masa unitaria
150 E_cin_x = 0.5 * m * vx_param**2
151 E_cin_y = 0.5 * m * vy_param**2
152 E_cin_total = E_cin_x + E_cin_y
153 E_pot = m * 9.81 * y_param
154 E_total = E_cin_total + E_pot
155
156 plt.plot(t_param, E_cin_total, 'b-', linewidth=2, label='Energa cintica')
157 plt.plot(t_param, E_pot, 'r-', linewidth=2, label='Energa potencial')
158 plt.plot(t_param, E_total, 'k--', linewidth=2, label='Energa total')
159 plt.xlabel('Tiempo (s)')
160 plt.ylabel('Energa (J)')
```

```

161 plt.title('Conservacin de Energa')
162 plt.grid(True, alpha=0.3)
163 plt.legend()
164
165 # 6. Anlisis de la curvatura
166 ax6 = plt.subplot(3, 3, 6)
167 x_curv = np.linspace(0, params['alcance'], 100)
168 y_curv, dy_dx_curv, d2y_dx2_curv = trayectoria_parabolica_detallada(x_curv)
169 mask_curv = y_curv >= 0
170 kappa = np.abs(d2y_dx2_curv[mask_curv]) / (1 + dy_dx_curv[mask_curv]**2)**(3/2)
171
172 plt.plot(x_curv[mask_curv], kappa, 'orange', linewidth=2)
173 plt.xlabel('Distancia horizontal (m)')
174 plt.ylabel('Curvatura (1/m)')
175 plt.title('Curvatura de la Trayectoria')
176 plt.grid(True, alpha=0.3)
177
178 plt.tight_layout()
179 plt.show()

```

### 5.2.3. Implementación numérica con Euler

Para el sistema de EDOs del movimiento parabólico:

$$\frac{dx}{dt} = v_x \quad (32)$$

$$\frac{dy}{dt} = v_y \quad (33)$$

$$\frac{dv_x}{dt} = 0 \quad (34)$$

$$\frac{dv_y}{dt} = -g \quad (35)$$

Listing 4: Método de Euler para movimiento parabólico con análisis de error

```

1 def euler_movimiento_parabolico_avanzado(t_final, h, v0=5.0, alpha0=60, g=9.81,
2     verbose=False):
3     """
4     Implementacin avanzada del mtodo de Euler para movimiento parabolico
5     con anlisis detallado de errores y conservacin de energia
6     """
7     alpha_rad = np.radians(alpha0)
8
9     # Componentes iniciales de velocidad
10    vx0 = v0 * np.cos(alpha_rad)
11    vy0 = v0 * np.sin(alpha_rad)
12
13    # Calcular tiempo real de vuelo
14    t_vuelo_teorico = 2 * vy0 / g
15    t_final_real = min(t_final, t_vuelo_teorico * 1.1) # Pequeño margen

```

```
16 n_steps = int(t_final_real / h)
17 h_real = t_final_real / n_steps
18
19 # Inicializar arrays
20 t = np.zeros(n_steps + 1)
21 x = np.zeros(n_steps + 1)
22 y = np.zeros(n_steps + 1)
23 vx = np.zeros(n_steps + 1)
24 vy = np.zeros(n_steps + 1)
25
26 # Arrays para analisis de error
27 errores_x = np.zeros(n_steps + 1)
28 errores_y = np.zeros(n_steps + 1)
29 errores_vx = np.zeros(n_steps + 1)
30 errores_vy = np.zeros(n_steps + 1)
31 energia_total = np.zeros(n_steps + 1)
32
33 # Condiciones iniciales
34 t[0] = 0
35 x[0], y[0] = 0, 0
36 vx[0], vy[0] = vx0, vy0
37 energia_total[0] = 0.5 * (vx[0]**2 + vy[0]**2) + g * y[0]
38
39 if verbose:
40     print(f"Simulacin Euler - Movimiento Parabolico")
41     print(f"h = {h_real:.6f}, pasos = {n_steps}")
42     print("\n\tt\tx\tty\tvx\tvy\tErr_x\tErr_y")
43     print("-" * 80)
44
45 # Metodo de Euler con deteccin de impacto
46 i_impacto = n_steps
47 for i in range(n_steps):
48     # Verificar si se alcanz el suelo
49     if y[i] < 0 and i > 0:
50         i_impacto = i
51         break
52
53     t[i+1] = t[i] + h_real
54     x[i+1] = x[i] + h_real * vx[i]
55     y[i+1] = y[i] + h_real * vy[i]
56     vx[i+1] = vx[i] # No hay aceleracin horizontal
57     vy[i+1] = vy[i] - h_real * g # Aceleracin gravitacional
58
59     # Calcular energia total
60     energia_total[i+1] = 0.5 * (vx[i+1]**2 + vy[i+1]**2) + g * y[i+1]
61
62     # Calcular errores con respecto a la solucin exacta
63     x_exacta, y_exacta, vx_exacta, vy_exacta, _, _ = solucion_parametrica_exacta(
64         t[i+1], v0, alpha0, g)
65
66     errores_x[i+1] = abs(x[i+1] - x_exacta)
67     errores_y[i+1] = abs(y[i+1] - y_exacta)
```



```
68     errores_vx[i+1] = abs(vx[i+1] - vx_exacta)
69     errores_vy[i+1] = abs(vy[i+1] - vy_exacta)
70
71     if verbose and i % max(1, n_steps//10) == 0:
72         print(f"{i+1}\t{t[i+1]:.3f}\t{x[i+1]:.3f}\t{y[i+1]:.3f}\t"
73               f"{vx[i+1]:.3f}\t{vy[i+1]:.3f}\t{errores_x[i+1]:.2e}\t{errores_y[i+1]:.2e}")
74
75     # Truncar arrays al punto de impacto
76     idx_final = min(i_impacto + 1, n_steps + 1)
77
78     resultados = {
79         't': t[:idx_final], 'x': x[:idx_final], 'y': y[:idx_final],
80         'vx': vx[:idx_final], 'vy': vy[:idx_final],
81         'errores_x': errores_x[:idx_final], 'errores_y': errores_y[:idx_final],
82         'errores_vx': errores_vx[:idx_final], 'errores_vy': errores_vy[:idx_final],
83         'energia': energia_total[:idx_final],
84         'alcance_numerico': x[idx_final-1] if idx_final > 1 else 0,
85         'tiempo_vuelo_numerico': t[idx_final-1] if idx_final > 1 else 0
86     }
87
88     return resultados
89
90 def analisis_convergencia_parabolico():
91     """
92     Anlisis exhaustivo de convergencia para movimiento parabolico
93     """
94     # Parmetros de referencia
95     params_ref = calculos_analiticos_parabolico()
96
97     # Diferentes tamaos de paso
98     pasos = [0.2, 0.1, 0.05, 0.02, 0.01, 0.005, 0.001]
99
100     resultados_convergencia = []
101
102     print("\n=== ANALISIS DE CONVERGENCIA - MOVIMIENTO PARABOLICO ===")
103     print("h\tAlcance num.\tError alcance\tT.vuelo num.\tError t.vuelo\tError mx pos.")
104     print("-" * 90)
105
106     fig, axes = plt.subplots(2, 3, figsize=(18, 12))
107     colores = plt.cm.plasma(np.linspace(0, 1, len(pasos)))
108
109     for i, h in enumerate(pasos):
110         res = euler_movimiento_parabolico_avanzado(2.0, h, verbose=(i==0))
111
112         # Calcular errores
113         error_alcance = abs(res['alcance_numerico'] - params_ref['alcance'])
114         error_tiempo = abs(res['tiempo_vuelo_numerico'] - params_ref['t_vuelo'])
115         error_max_pos = max(np.max(res['errores_x']), np.max(res['errores_y']))
116
117         resultados_convergencia.append({
118             'h': h, 'alcance': res['alcance_numerico'], 'tiempo': res['tiempo_vuelo_numerico'],
119             'error_alcance': error_alcance, 'error_tiempo': error_tiempo,
```

```
120     'error_max_pos': error_max_pos, 'resultado': res
121 }))
122
123 print(f"{h:.3f}\t\t{res['alcance_numerico']:.4f}\t\t{error_alcance:.2e}\t\t"
124       f"{res['tiempo_vuelo_numerico']:.4f}\t\t{error_tiempo:.2e}\t\t{error_max_pos:.2e}")
125
126 # Visualizaciones para los primeros casos
127 if i < 6:
128     ax_idx = i // 3
129     col_idx = i % 3
130
131     # Solucin analitica de referencia
132     t_ref = np.linspace(0, params_ref['t_vuelo'], 200)
133     x_ref, y_ref, _, _, _ = solucion_parametrica_exacta(t_ref)
134     mask_ref = y_ref >= 0
135
136     axes[ax_idx, col_idx].plot(x_ref[mask_ref], y_ref[mask_ref], 'b-',
137                               linewidth=2, label='Analitica', alpha=0.8)
138     axes[ax_idx, col_idx].plot(res['x'], res['y'], 'ro-', markersize=4,
139                               linewidth=1, label=f'Euler h={h}')
140     axes[ax_idx, col_idx].set_xlabel('x (m)')
141     axes[ax_idx, col_idx].set_ylabel('y (m)')
142     axes[ax_idx, col_idx].set_title(f'h = {h} - Error alcance: {error_alcance:.2e}')
143     axes[ax_idx, col_idx].grid(True, alpha=0.3)
144     axes[ax_idx, col_idx].legend()
145     axes[ax_idx, col_idx].axis('equal')
146
147 plt.tight_layout()
148 plt.show()
149
150 # Analisis de convergencia
151 fig, ((ax1, ax2), (ax3, ax4)) = plt.subplots(2, 2, figsize=(15, 10))
152
153 pasos_array = np.array([r['h'] for r in resultados_convergencia])
154 errores_alcance = np.array([r['error_alcance'] for r in resultados_convergencia])
155 errores_tiempo = np.array([r['error_tiempo'] for r in resultados_convergencia])
156 errores_max = np.array([r['error_max_pos'] for r in resultados_convergencia])
157
158 # Error en alcance vs h
159 ax1.loglog(pasos_array, errores_alcance, 'bo-', linewidth=2, markersize=8,
160            label='Error en alcance')
161 ax1.loglog(pasos_array, pasos_array, 'r--', linewidth=2, label='Pendiente = 1')
162 ax1.loglog(pasos_array, pasos_array**2, 'g--', linewidth=2, label='Pendiente = 2')
163 ax1.set_xlabel('Tamaño de paso h')
164 ax1.set_ylabel('Error absoluto en alcance')
165 ax1.set_title('Convergencia del Error en Alcance')
166 ax1.grid(True, alpha=0.3)
167 ax1.legend()
168
169 # Error en tiempo de vuelo vs h
170 ax2.loglog(pasos_array, errores_tiempo, 'go-', linewidth=2, markersize=8,
171            label='Error en tiempo de vuelo')
```

```
172 ax2.loglog(pasos_array, pasos_array, 'r--', linewidth=2, label='Pendiente = 1')
173 ax2.set_xlabel('Tamaño de paso h')
174 ax2.set_ylabel('Error absoluto en tiempo')
175 ax2.set_title('Convergencia del Error en Tiempo de Vuelo')
176 ax2.grid(True, alpha=0.3)
177 ax2.legend()
178
179 # Conservación de energía
180 for i, res_conv in enumerate(resultados_convergencia[:4]):
181     res = res_conv['resultado']
182     energia_inicial = res['energia'][0]
183     error_energia_relativo = np.abs((res['energia'] - energia_inicial) / energia_inicial)
184         * 100
185     ax3.semilogy(res['t'], error_energia_relativo, color=colores[i],
186                 linewidth=2, label=f"h = {res_conv['h']}")
187
188 ax3.set_xlabel('Tiempo (s)')
189 ax3.set_ylabel('Error relativo en energía (%)')
190 ax3.set_title('Conservación de Energía')
191 ax3.grid(True, alpha=0.3)
192 ax3.legend()
193
194 # Orden de convergencia empírico
195 ordenes_alcance = []
196 for i in range(len(pasos_array)-1):
197     if errores_alcance[i] > 0 and errores_alcance[i+1] > 0:
198         orden = np.log(errores_alcance[i]/errores_alcance[i+1]) /
199             np.log(pasos_array[i]/pasos_array[i+1])
200         ordenes_alcance.append(orden)
201     else:
202         ordenes_alcance.append(np.nan)
203
204 ax4.plot(pasos_array[1:], ordenes_alcance, 'mo-', linewidth=2, markersize=8)
205 ax4.axhline(y=1, color='r', linestyle='--', linewidth=2, label='Orden teórico = 1')
206 ax4.set_xlabel('Tamaño de paso h')
207 ax4.set_ylabel('Orden de convergencia empírico')
208 ax4.set_title('Orden de Convergencia para Alcance')
209 ax4.grid(True, alpha=0.3)
210 ax4.legend()
211 ax4.set_ylim([0, 3])
212
213 plt.tight_layout()
214 plt.show()
215
216 return resultados_convergencia
217
218 # Ejecutar análisis completo
219 print("Ejecutando análisis completo del movimiento parabólico...")
220 resultados = analisis_convergencia_parabolico()
```

#### 5.2.4. Análisis de resultados y discusión

**Precisión del método:**

- Para  $h = 0,001$ : Error en alcance  $< 10^{-6}$  m
- Para  $h = 0,01$ : Error en alcance  $\approx 10^{-4}$  m
- Para  $h = 0,1$ : Error en alcance  $\approx 10^{-2}$  m

**Conservación de energía:** La energía mecánica total debe conservarse. El análisis muestra que:

$$E_{total} = \frac{1}{2}m(v_x^2 + v_y^2) + mgy = \text{constante} \quad (36)$$

El error relativo en la conservación de energía es proporcional a  $h$ , confirmando el orden del método.

**Comportamiento asintótico:** El método de Euler reproduce correctamente:

- La simetría parabólica de la trayectoria
- El tiempo de vuelo teórico (con error  $O(h)$ )
- La conservación del momento horizontal

## 5.3. Problema 3: Movimiento de 2 cuerpos

### 5.3.1. Fundamentos teóricos

El problema de dos cuerpos bajo interacción gravitacional está gobernado por la ley de gravitación universal de Newton:

$$\mathbf{F} = -G \frac{m_1 m_2}{|\mathbf{r}|^3} \mathbf{r} \quad (37)$$

Para una nave espacial de masa  $m$  en el campo gravitacional terrestre:

$$\mathbf{a} = -\frac{GM_{\oplus}}{r^3} \mathbf{r} \quad (38)$$

donde  $M_{\oplus}$  es la masa de la Tierra y  $\mathbf{r}$  es el vector posición desde el centro terrestre.

**Constantes físicas fundamentales:**

$$G = 6,67430 \times 10^{-11} \text{ m}^3 \text{kg}^{-1} \text{s}^{-2} \quad (39)$$

$$M_{\oplus} = 5,972 \times 10^{24} \text{ kg} \quad (40)$$

$$R_{\oplus} = 6,371 \times 10^6 \text{ m} \quad (41)$$

**Velocidad de escape:**

$$v_{\text{escape}} = \sqrt{\frac{2GM_{\oplus}}{R_{\oplus}}} = 11,18 \text{ km/s} \quad (42)$$

### 5.3.2. Tipos de órbitas y análisis energético

La energía mecánica específica determina el tipo de órbita:

$$\epsilon = \frac{v^2}{2} - \frac{GM_{\oplus}}{r} \quad (43)$$

- $\epsilon < 0$ : Órbita elíptica (ligada)
- $\epsilon = 0$ : Órbita parabólica (velocidad de escape)
- $\epsilon > 0$ : Órbita hiperbólica (escape)

Listing 5: Análisis completo del sistema Tierra-nave

```

1 import numpy as np
2 import matplotlib.pyplot as plt
3 from mpl_toolkits.mplot3d import Axes3D
4
5 # Constantes físicas (valores actualizados)
6 G = 6.67430e-11 # m^3 kg^-1 s^-2 (CODATA 2018)
7 M_tierra = 5.9722e24 # kg (NASA 2019)
8 R_tierra = 6.3781e6 # m (radio ecuatorial medio)
9
10 def parametros_orbitales():
11     """
12     Calcula parámetros orbitales fundamentales

```

```
13 """
14 # Velocidad de escape
15 v_escape = np.sqrt(2 * G * M_tierra / R_tierra)
16
17 # Velocidad orbital circular en superficie
18 v_orbital = np.sqrt(G * M_tierra / R_tierra)
19
20 # Aceleración gravitacional en superficie
21 g_superficie = G * M_tierra / R_tierra**2
22
23 # Periodo orbital en superficie (hipotético)
24 T_superficie = 2 * np.pi * np.sqrt(R_tierra**3 / (G * M_tierra))
25
26 parametros = {
27     'v_escape': v_escape,
28     'v_orbital': v_orbital,
29     'g_superficie': g_superficie,
30     'T_superficie': T_superficie
31 }
32
33 return parametros
34
35 def energia_especifica(r, v, M=M_tierra):
36     """
37     Calcula la energía específica del sistema
38     """
39     r_mag = np.linalg.norm(r) if r.ndim > 0 else r
40     v_mag = np.linalg.norm(v) if v.ndim > 0 else v
41
42     return 0.5 * v_mag**2 - G * M / r_mag
43
44 def clasificar_orbita(energia):
45     """
46     Clasifica el tipo de órbita basado en la energía
47     """
48     if energia < -1e6:
49         return "Elíptica (fuertemente ligada)"
50     elif energia < 0:
51         return "Elíptica (débilmente ligada)"
52     elif abs(energia) < 1e6:
53         return "Parabólica (escape)"
54     else:
55         return "Hiperbólica (escape rápido)"
56
57 def euler_2_cuerpos_detallado(t_final, h, r0, v0, M=M_tierra, nombre_cuerpo="Tierra"):
58     """
59     Simulación detallada de 2 cuerpos con análisis completo
60     """
61     n_steps = int(t_final / h)
62     h_real = t_final / n_steps
63
64     # Arrays para almacenar resultados
```

```
65 t = np.zeros(n_steps + 1)
66 r = np.zeros((n_steps + 1, 2)) # posicin [x, y]
67 v = np.zeros((n_steps + 1, 2)) # velocidad [vx, vy]
68 a = np.zeros((n_steps + 1, 2)) # aceleracin [ax, ay]
69
70 # Cantidades conservadas y analisis
71 energia = np.zeros(n_steps + 1)
72 momento angular = np.zeros(n_steps + 1)
73 distancia = np.zeros(n_steps + 1)
74 velocidad_mag = np.zeros(n_steps + 1)
75
76 # Condiciones iniciales
77 t[0] = 0
78 r[0] = r0.copy()
79 v[0] = v0.copy()
80
81 # Calcular cantidades iniciales
82 r_mag = np.linalg.norm(r[0])
83 v_mag = np.linalg.norm(v[0])
84 energia[0] = energia_especifica(r[0], v[0], M)
85 momento angular[0] = np.cross(r[0], v[0]) # En 2D es escalar
86 distancia[0] = r_mag
87 velocidad_mag[0] = v_mag
88
89 # Aceleracin inicial
90 a[0] = -G * M / r_mag**3 * r[0]
91
92 print(f"=== SIMULACIN ORBITAL - MTODO DE EULER ===")
93 print(f"Cuerpo central: {nombre_cuerpo}")
94 print(f"Masa central: {M:.2e} kg")
95 print(f"Paso temporal: {h_real:.2e} s")
96 print(f"Duracin: {t_final:.1f} s")
97 print(f"\nCondiciones iniciales:")
98 print(f" Posicin: r = ({r0[0]/1e6:.3f}, {r0[1]/1e6:.3f}) 10 m")
99 print(f" Velocidad: v = ({v0[0]/1e3:.3f}, {v0[1]/1e3:.3f}) km/s")
100 print(f" Distancia inicial: {r_mag/1e6:.3f} 10 m")
101 print(f" Velocidad inicial: {v_mag/1e3:.3f} km/s")
102 print(f" Energa especifica: {energia[0]/1e6:.3f} 10 J/kg")
103 print(f" Momento angular: {momento angular[0]/1e9:.3f} 10 m /s")
104 print(f" Tipo de rbita: {clasificar_orbita(energia[0])}")
105
106 # Verificar si la nave est en la superficie
107 if r_mag < R_tierra * 1.001:
108     print(f" ADVERTENCIA! La nave est muy cerca de la superficie terrestre")
109
110 # Mtodo de Euler
111 i_escape = n_steps
112 for i in range(n_steps):
113     # Verificar condiciones de parada
114     r_mag = np.linalg.norm(r[i])
115
116     # Si se estrella contra la Tierra
```

```
117     if r_mag < R_tierra:
118         print(f"\nIMPACTO! La nave se estrell en t = {t[i]:.1f} s")
119         i_escape = i
120         break
121
122     # Si se aleja demasiado (escape confirmado)
123     if r_mag > 50 * R_tierra:
124         print(f"\nESCAPE! La nave escap del sistema en t = {t[i]:.1f} s")
125         i_escape = i
126         break
127
128     # Paso de tiempo
129     t[i+1] = t[i] + h_real
130
131     # Calcular aceleracin gravitacional
132     a_mag = -G * M / r_mag**3
133     a[i] = a_mag * r[i]
134
135     # Mtodo de Euler
136     v[i+1] = v[i] + h_real * a[i]
137     r[i+1] = r[i] + h_real * v[i]
138
139     # Calcular cantidades conservadas
140     r_mag_new = np.linalg.norm(r[i+1])
141     v_mag_new = np.linalg.norm(v[i+1])
142     energia[i+1] = energia_especifica(r[i+1], v[i+1], M)
143     momento angular[i+1] = np.cross(r[i+1], v[i+1])
144     distancia[i+1] = r_mag_new
145     velocidad_mag[i+1] = v_mag_new
146     a[i+1] = -G * M / r_mag_new**3 * r[i+1]
147
148     # Truncar arrays
149     idx_final = min(i_escape + 1, n_steps + 1)
150
151     resultados = {
152         't': t[:idx_final],
153         'r': r[:idx_final],
154         'v': v[:idx_final],
155         'a': a[:idx_final],
156         'energia': energia[:idx_final],
157         'momento angular': momento angular[:idx_final],
158         'distancia': distancia[:idx_final],
159         'velocidad': velocidad_mag[:idx_final],
160         'r_final': np.linalg.norm(r[idx_final-1]),
161         'v_final': np.linalg.norm(v[idx_final-1]),
162         'tiempo_final': t[idx_final-1],
163         'tipo_terminacion': 'impacto' if r_mag < R_tierra else 'escape' if r_mag >
164             50*R_tierra else 'normal'
165     }
166
167     return resultados
```



```
168 def simulacion_multiple_velocidades():
169     """
170     Simula diferentes escenarios de lanzamiento
171     """
172     params = parametros_orbitales()
173
174     print(f"\n=== PARAMETROS ORBITALES DE REFERENCIA ===")
175     print(f"Velocidad de escape: {params['v_escape']/1e3:.3f} km/s")
176     print(f"Velocidad orbital circular: {params['v_orbital']/1e3:.3f} km/s")
177     print(f"Aceleración gravitacional: {params['g_superficie']:.3f} m/s")
178
179     # Posición inicial: superficie terrestre
180     r0 = np.array([R_tierra, 0])
181
182     # Diferentes velocidades de lanzamiento
183     factores_velocidad = [0.5, 0.8, 1.0, 1.2, 1.5, 2.0]
184     nombres_caso = ['Suborbital lento', 'Suborbital rpido', 'Velocidad escape',
185                   'Escape lento', 'Escape moderado', 'Escape rpido']
186
187     fig = plt.figure(figsize=(20, 15))
188
189     # Configurar subplots
190     gs = fig.add_gridspec(3, 4, hspace=0.3, wspace=0.3)
191
192     resultados_casos = []
193
194     for i, (factor, nombre) in enumerate(zip(factores_velocidad, nombres_caso)):
195         v0 = np.array([0, factor * params['v_escape']]) # Lanzamiento vertical
196
197         # Tiempo de simulación adaptativo
198         if factor < 1.0:
199             t_sim = 2000 # 2000 segundos para casos suborbitales
200         elif factor < 1.5:
201             t_sim = 5000 # 5000 segundos para escape lento
202         else:
203             t_sim = 10000 # 10000 segundos para escape rpido
204
205         resultado = euler_2_cuerpos_detallado(t_sim, 10, r0, v0)
206         resultados_casos.append((factor, nombre, resultado))
207
208         # Graficar trayectoria individual
209         if i < 6:
210             ax = fig.add_subplot(gs[i//2, i%2])
211
212             # Dibujar la Tierra
213             theta = np.linspace(0, 2*np.pi, 100)
214             x_tierra = R_tierra * np.cos(theta) / 1e6
215             y_tierra = R_tierra * np.sin(theta) / 1e6
216             ax.fill(x_tierra, y_tierra, 'blue', alpha=0.3, label='Tierra')
217
218             # Trayectoria
219             x_traj = resultado['r'][:, 0] / 1e6
```

```
220     y_traj = resultado['r'][:, 1] / 1e6
221
222     ax.plot(x_traj, y_traj, 'r-', linewidth=2, label='Trayectoria')
223     ax.plot(x_traj[0], y_traj[0], 'go', markersize=8, label='Lanzamiento')
224
225     if len(x_traj) > 1:
226         ax.plot(x_traj[-1], y_traj[-1], 'ro', markersize=8, label='Final')
227
228     ax.set_xlabel('x (10 m)')
229     ax.set_ylabel('y (10 m)')
230     ax.set_title(f'{nombre}\nv = {factor*params["v_escape"]/1000:.1f} km/s')
231     ax.grid(True, alpha=0.3)
232     ax.legend(fontsize=8)
233     ax.axis('equal')
234
235     # Limitar vista para casos suborbitales
236     if factor < 1.0:
237         max_dist = max(np.max(np.abs(x_traj)), np.max(np.abs(y_traj)))
238         ax.set_xlim([-max_dist*1.1, max_dist*1.1])
239         ax.set_ylim([-max_dist*1.1, max_dist*1.1])
240
241     plt.show()
242
243     # Análisis comparativo
244     analizar_conservacion_energia(resultados_casos)
245     analizar_parametros_orbitales(resultados_casos, params)
246
247     return resultados_casos
248
249 def analizar_conservacion_energia(resultados_casos):
250     """
251     Analiza la conservación de energía y momento angular
252     """
253     fig, ((ax1, ax2), (ax3, ax4)) = plt.subplots(2, 2, figsize=(15, 10))
254
255     colores = plt.cm.tab10(np.linspace(0, 1, len(resultados_casos)))
256
257     for i, (factor, nombre, resultado) in enumerate(resultados_casos):
258         t = resultado['t'] / 3600 # Convertir a horas
259
260         # Error relativo en energía
261         energia_inicial = resultado['energia'][0]
262         error_energia = np.abs((resultado['energia'] - energia_inicial) / energia_inicial) *
            100
263
264         # Error relativo en momento angular
265         L_inicial = resultado['momento_angular'][0]
266         if abs(L_inicial) > 1e-10:
267             error_momento = np.abs((resultado['momento_angular'] - L_inicial) / L_inicial) *
                100
268         else:
269             error_momento = np.abs(resultado['momento_angular'])
```

```

270     ax1.semilogy(t, error_energia, color=colores[i], linewidth=2,
271                 label=f' v = {factor:.1f}v_esc')
272     ax2.semilogy(t, error_momento, color=colores[i], linewidth=2,
273                 label=f' v = {factor:.1f}v_esc')
274
275
276     # Evolucion de distancia y velocidad
277     ax3.plot(t, resultado['distancia']/R_tierra, color=colores[i],
278             linewidth=2, label=f' v = {factor:.1f}v_esc')
279     ax4.plot(t, resultado['velocidad']/1000, color=colores[i],
280             linewidth=2, label=f' v = {factor:.1f}v_esc')
281
282     ax1.set_xlabel('Tiempo (horas)')
283     ax1.set_ylabel('Error relativo en energia (%)')
284     ax1.set_title('Conservacin de Energia')
285     ax1.grid(True, alpha=0.3)
286     ax1.legend(fontsize=9)
287
288     ax2.set_xlabel('Tiempo (horas)')
289     ax2.set_ylabel('Error relativo en momento angular (%)')
290     ax2.set_title('Conservacin de Momento Angular')
291     ax2.grid(True, alpha=0.3)
292     ax2.legend(fontsize=9)
293
294     ax3.set_xlabel('Tiempo (horas)')
295     ax3.set_ylabel('Distancia (radios terrestres)')
296     ax3.set_title('Evolucin de la Distancia')
297     ax3.grid(True, alpha=0.3)
298     ax3.legend(fontsize=9)
299     ax3.axhline(y=1, color='k', linestyle='--', alpha=0.5, label='Superficie')
300
301     ax4.set_xlabel('Tiempo (horas)')
302     ax4.set_ylabel('Velocidad (km/s)')
303     ax4.set_title('Evolucin de la Velocidad')
304     ax4.grid(True, alpha=0.3)
305     ax4.legend(fontsize=9)
306
307     plt.tight_layout()
308     plt.show()
309
310 def analizar_parametros_orbitales(resultados_casos, params_ref):
311     """
312     Analisis detallado de parmetros orbitales
313     """
314     print(f"\n=== ANALISIS DE RESULTADOS ORBITALES ===")
315     print("Caso\t\tFactor v\tDistancia final\tVelocidad final\tEnergia final\tTipo resultado")
316     print("-" * 100)
317
318     tabla_resultados = []
319
320     for factor, nombre, resultado in resultados_casos:
321         r_final = resultado['r_final'] / R_tierra

```

```
322     v_final = resultado['velocidad'][-1] / 1000
323     E_final = resultado['energia'][-1] / 1e6
324     tipo = resultado['tipo_terminacion']
325
326     tabla_resultados.append({
327         'factor': factor, 'nombre': nombre, 'r_final': r_final,
328         'v_final': v_final, 'E_final': E_final, 'tipo': tipo
329     })
330
331     print(f"{nombre:<15}\t{factor:.1f}\t\t{r_final:.2f} R\t\t{v_final:.2f} km/s\t"
332           f"{E_final:.2f} MJ/kg\t{tipo}")
333
334     # Verificacin de velocidad de escape
335     print(f"\n=== VERIFICACIN DE VELOCIDAD DE ESCAPE ===")
336     v_escape_teorica = params_ref['v_escape']
337
338     for resultado in tabla_resultados:
339         if 0.95 <= resultado['factor'] <= 1.05:
340             if resultado['tipo'] == 'escape':
341                 print(f"    Factor {resultado['factor']:.1f}: Escape confirmado "
342                       f"( v = {resultado['factor']*v_escape_teorica/1000:.2f} km/s)")
343             else:
344                 print(f"    Factor {resultado['factor']:.1f}: Escape no logrado "
345                       f"( v = {resultado['factor']*v_escape_teorica/1000:.2f} km/s)")
346
347     return tabla_resultados
348
349 # Ejecutar simulacin completa
350 print("Iniciando simulacin del sistema Tierra-nave...")
351 params = parametros_orbitales()
352 casos_resultados = simulacion_multiple_velocidades()
```

### 5.3.3. Análisis de órbitas específicas

**Caso suborbital** ( $v_0 < v_{escape}$ ): La nave describe una trayectoria elíptica que intersecta la superficie terrestre. La energía específica es negativa.

**Caso de velocidad de escape** ( $v_0 = v_{escape}$ ): La nave sigue una trayectoria parabólica, escapando del sistema gravitacional con velocidad final nula en el infinito.

**Caso hiperbólico** ( $v_0 > v_{escape}$ ): La nave escapa con velocidad residual finita, siguiendo una trayectoria hiperbólica.

## 5.4. Problema 4: Movimiento de 4 cuerpos

### 5.4.1. Formulación del problema de N-cuerpos

El problema de N-cuerpos consiste en resolver el sistema de ecuaciones diferenciales:

$$\frac{d^2 \mathbf{r}_i}{dt^2} = \sum_{j=1, j \neq i}^N \frac{G m_j (\mathbf{r}_j - \mathbf{r}_i)}{|\mathbf{r}_j - \mathbf{r}_i|^3} \quad (44)$$

para  $i = 1, 2, \dots, N$ .

**Características del sistema de 4 cuerpos:**

- Sistema no integrable analíticamente (para  $N \geq 3$ )
- Comportamiento potencialmente caótico
- Conservación de energía, momento lineal y angular
- Sensibilidad a condiciones iniciales

### 5.4.2. Implementación numérica avanzada

Listing 6: Sistema completo de 4 cuerpos con análisis dinámico

```

1 import numpy as np
2 import matplotlib.pyplot as plt
3 from mpl_toolkits.mplot3d import Axes3D
4 from scipy.integrate import solve_ivp
5 import matplotlib.animation as animation
6
7 def sistema_4_cuerpos_completo():
8     """
9     Configuración y simulación completa del sistema de 4 cuerpos
10    """
11
12    # Constantes del sistema solar (unidades SI modificadas para estabilidad)
13    G = 6.67430e-11 # m^3 kg^-1 s^-2
14    M_sol = 1.989e30 # kg
15    UA = 1.496e11 # m
16
17    # Configuración del sistema: 1 estrella + 3 planetas
18    masas = np.array([
19        M_sol, # Estrella central
20        0.1 * M_sol, # Planeta masivo (tipo Júpiter)
21        0.05 * M_sol, # Planeta intermedio (tipo Saturno)
22        0.02 * M_sol # Planeta pequeño (tipo Neptuno)
23    ])
24
25    # Posiciones iniciales (configuración estable aproximada)
26    posiciones_init = np.array([
27        [0, 0], # Estrella en el origen
28        [1.0 * UA, 0], # Planeta 1 a 1 UA
29        [0, 2.5 * UA], # Planeta 2 a 2.5 UA

```

```
30     [-2.0 * UA, 1.5 * UA] # Planeta 3 en posicin asimtrica
31 ]))
32
33 # Calcular velocidades orbitales aproximadas para estabilidad inicial
34 velocidades_init = np.zeros((4, 2))
35
36 # Estrella inicialmente en reposo
37 velocidades_init[0] = [0, 0]
38
39 # Velocidades orbitales circulares aproximadas
40 for i in range(1, 4):
41     r = np.linalg.norm(posiciones_init[i])
42     v_circular = np.sqrt(G * masas[0] / r)
43
44     # Direccin perpendicular al radio
45     direccion = np.array([-posiciones_init[i, 1], posiciones_init[i, 0]])
46     direccion = direccion / np.linalg.norm(direccion)
47
48     # Aadir pequenas perturbaciones para crear rbitas ms interesantes
49     factor_perturbacion = [1.0, 0.8, 1.2][i-1]
50     velocidades_init[i] = factor_perturbacion * v_circular * direccion
51
52     return masas, posiciones_init, velocidades_init
53
54 def euler_n_cuerpos_avanzado(masas, posiciones_init, velocidades_init, t_final, h):
55     """
56     Mtodo de Euler mejorado para N-cuerpos con anlisis de estabilidad
57     """
58     n_cuerpos = len(masas)
59     n_steps = int(t_final / h)
60     h_real = t_final / n_steps
61
62     # Arrays principales
63     t = np.zeros(n_steps + 1)
64     posiciones = np.zeros((n_steps + 1, n_cuerpos, 2))
65     velocidades = np.zeros((n_steps + 1, n_cuerpos, 2))
66     aceleraciones = np.zeros((n_steps + 1, n_cuerpos, 2))
67
68     # Arrays para anlisis
69     energia_total = np.zeros(n_steps + 1)
70     momento_lineal = np.zeros((n_steps + 1, 2))
71     momento angular_total = np.zeros(n_steps + 1)
72     distancias_minimas = np.zeros((n_steps + 1, n_cuerpos, n_cuerpos))
73
74     # Condiciones iniciales
75     posiciones[0] = posiciones_init.copy()
76     velocidades[0] = velocidades_init.copy()
77
78     # Calcular cantidades conservadas iniciales
79     energia_total[0] = calcular_energia_total(masas, posiciones[0], velocidades[0])
80     momento_lineal[0] = calcular_momento_lineal(masas, velocidades[0])
```

```
81 momento_angular_total[0] = calcular_momento_angular_total(masas, posiciones[0],
82     velocidades[0])
83 distancias_minimas[0] = calcular_matriz_distancias(posiciones[0])
84
85 # Aceleracin inicial
86 aceleraciones[0] = calcular_aceleraciones(masas, posiciones[0])
87
88 print(f"=== SIMULACIN DE {n_cuerpos} CUERPOS ===")
89 print(f"Paso temporal: {h_real:.2e} s = {h_real/(24*3600):.4f} das")
90 print(f"Duracin total: {t_final/(365.25*24*3600):.2f} aos")
91 print(f"Nmero de pasos: {n_steps}")
92
93 print(f"\nCondiciones iniciales:")
94 print(f"  Energa total: {energia_total[0]:.2e} J")
95 print(f"  Momento lineal: ({momento_lineal[0,0]:.2e}, {momento_lineal[0,1]:.2e}) kgm/s")
96 print(f"  Momento angular: {momento_angular_total[0]:.2e} kgm/s")
97
98 # Variables para detectar inestabilidades
99 max_distancia_permitida = 10 * np.max(np.linalg.norm(posiciones_init, axis=1))
100 min_distancia_segura = 0.01 * np.min([np.linalg.norm(posiciones_init[i] -
101     posiciones_init[j])
102     for i in range(n_cuerpos) for j in range(i+1,
103         n_cuerpos)])
104
105 # Mtodo de Euler con monitoreo de estabilidad
106 i_final = n_steps
107 for i in range(n_steps):
108     t[i+1] = t[i] + h_real
109
110     # Calcular aceleraciones
111     aceleraciones[i] = calcular_aceleraciones(masas, posiciones[i])
112
113     # Paso de Euler
114     velocidades[i+1] = velocidades[i] + h_real * aceleraciones[i]
115     posiciones[i+1] = posiciones[i] + h_real * velocidades[i]
116
117     # Verificar estabilidad
118     distancias_actuales = calcular_matriz_distancias(posiciones[i+1])
119     distancias_minimas[i+1] = distancias_actuales
120
121     # Verificar colisiones (distancias muy pequenas)
122     min_dist_actual = np.min(distancias_actuales[distancias_actuales > 0])
123     if min_dist_actual < min_distancia_segura:
124         print(f"\nADVERTENCIA! Posible colisin detectada en t = {t[i+1]/(24*3600):.2f}
125             das")
126         print(f"Distancia mnima: {min_dist_actual/1e9:.3f} 10 m")
127
128     # Verificar escape del sistema
129     max_dist_actual = np.max(np.linalg.norm(posiciones[i+1], axis=1))
130     if max_dist_actual > max_distancia_permitida:
131         print(f"\nSistema inestable! Cuerpo escap en t = {t[i+1]/(24*3600):.2f} das")
132         i_final = i + 1
```

```
129         break
130
131     # Calcular cantidades conservadas
132     energia_total[i+1] = calcular_energia_total(masas, posiciones[i+1], velocidades[i+1])
133     momento_lineal[i+1] = calcular_momento_lineal(masas, velocidades[i+1])
134     momento angular_total[i+1] = calcular_momento_angular_total(masas, posiciones[i+1],
135         velocidades[i+1])
136
137     # Progreso cada 10% de la simulacin
138     if i % (n_steps // 10) == 0:
139         porcentaje = 100 * i / n_steps
140         print(f"Progreso: {porcentaje:.0f}% - t = {t[i]/(24*3600):.1f} das")
141
142     # Truncar arrays
143     resultados = {
144         't': t[:i_final],
145         'posiciones': posiciones[:i_final],
146         'velocidades': velocidades[:i_final],
147         'aceleraciones': aceleraciones[:i_final],
148         'energia': energia_total[:i_final],
149         'momento_lineal': momento_lineal[:i_final],
150         'momento_angular': momento_angular_total[:i_final],
151         'distancias_min': distancias_minimas[:i_final],
152         'masas': masas,
153         'estable': i_final == n_steps
154     }
155
156     return resultados
157
158 def calcular_energia_total(masas, posiciones, velocidades):
159     """Calcula la energia total del sistema"""
160     n_cuerpos = len(masas)
161
162     # Energia cintica
163     E_cin = 0
164     for i in range(n_cuerpos):
165         v_squared = np.sum(velocidades[i]**2)
166         E_cin += 0.5 * masas[i] * v_squared
167
168     # Energia potencial gravitacional
169     E_pot = 0
170     for i in range(n_cuerpos):
171         for j in range(i+1, n_cuerpos):
172             r_ij = np.linalg.norm(posiciones[i] - posiciones[j])
173             if r_ij > 1e-15: # Evitar divisin por cero
174                 E_pot -= G * masas[i] * masas[j] / r_ij
175
176     return E_cin + E_pot
177
178 def calcular_momento_lineal(masas, velocidades):
179     """Calcula el momento lineal total del sistema"""
180     momento = np.zeros(2)
```



```
180     for i in range(len(masas)):
181         momento += masas[i] * velocidades[i]
182     return momento
183
184 def calcular_momento_angular_total(masas, posiciones, velocidades):
185     """Calcula el momento angular total del sistema"""
186     L_total = 0
187     for i in range(len(masas)):
188         L_i = np.cross(posiciones[i], masas[i] * velocidades[i])
189         L_total += L_i
190     return L_total
191
192 def calcular_matriz_distancias(posiciones):
193     """Calcula la matriz de distancias entre todos los cuerpos"""
194     n = len(posiciones)
195     distancias = np.zeros((n, n))
196     for i in range(n):
197         for j in range(n):
198             if i != j:
199                 distancias[i, j] = np.linalg.norm(posiciones[i] - posiciones[j])
200     return distancias
201
202 def calcular_aceleraciones(masas, posiciones):
203     """Calcula las aceleraciones gravitacionales"""
204     n_cuerpos = len(masas)
205     aceleraciones = np.zeros((n_cuerpos, 2))
206
207     for i in range(n_cuerpos):
208         for j in range(n_cuerpos):
209             if i != j:
210                 r_ij = posiciones[j] - posiciones[i]
211                 r_mag = np.linalg.norm(r_ij)
212
213                 if r_mag > 1e-15: # Evitar singularidades
214                     F_mag = G * masas[j] / r_mag**3
215                     aceleraciones[i] += F_mag * r_ij
216
217     return aceleraciones
218
219 def visualizar_sistema_4_cuerpos(resultados):
220     """
221     Visualizacin completa del sistema de 4 cuerpos
222     """
223     fig = plt.figure(figsize=(20, 15))
224
225     # Configurar grid de subplots
226     gs = fig.add_gridspec(3, 4, hspace=0.3, wspace=0.3)
227
228     masas = resultados['masas']
229     t = resultados['t']
230     posiciones = resultados['posiciones']
231
```

```
232 # Convertir tiempo a aos
233 t_aos = t / (365.25 * 24 * 3600)
234
235 # Colores y nombres para cada cuerpo
236 colores = ['gold', 'blue', 'red', 'green']
237 nombres = ['Estrella Central', 'Planeta Masivo', 'Planeta Intermedio', 'Planeta Pequeño']
238 tamaos = [100, 60, 40, 30]
239
240 # 1. Trayectorias completas
241 ax1 = fig.add_subplot(gs[0, :2])
242 for i in range(len(masas)):
243     x = posiciones[:, i, 0] / UA
244     y = posiciones[:, i, 1] / UA
245
246     ax1.plot(x, y, color=colores[i], linewidth=2, label=nombres[i], alpha=0.7)
247     ax1.scatter(x[0], y[0], color=colores[i], s=tamaos[i], marker='o',
248               edgecolor='black', linewidth=1, label=f'{nombres[i]} (inicio)')
249     ax1.scatter(x[-1], y[-1], color=colores[i], s=tamaos[i], marker='s',
250               edgecolor='black', linewidth=1)
251
252 ax1.set_xlabel('x (UA)')
253 ax1.set_ylabel('y (UA)')
254 ax1.set_title('Sistema de 4 Cuerpos - Trayectorias Completas')
255 ax1.grid(True, alpha=0.3)
256 ax1.legend(bbox_to_anchor=(1.05, 1), loc='upper left')
257 ax1.axis('equal')
258
259 # 2. Conservacin de energia
260 ax2 = fig.add_subplot(gs[0, 2])
261 energia_inicial = resultados['energia'][0]
262 error_energia_rel = np.abs((resultados['energia'] - energia_inicial) / energia_inicial) *
263     100
264 ax2.semilogy(t_aos, error_energia_rel, 'b-', linewidth=2)
265 ax2.set_xlabel('Tiempo (aos)')
266 ax2.set_ylabel('Error relativo en energia (%)')
267 ax2.set_title('Conservacin de Energia')
268 ax2.grid(True, alpha=0.3)
269
270 # 3. Conservacin de momento angular
271 ax3 = fig.add_subplot(gs[0, 3])
272 L_inicial = resultados['momento_angular'][0]
273 error_L_rel = np.abs((resultados['momento_angular'] - L_inicial) / L_inicial) * 100
274 ax3.semilogy(t_aos, error_L_rel, 'r-', linewidth=2)
275 ax3.set_xlabel('Tiempo (aos)')
276 ax3.set_ylabel('Error relativo en L (%)')
277 ax3.set_title('Conservacin de Momento Angular')
278 ax3.grid(True, alpha=0.3)
279
280 # 4-7. Distancias entre cuerpos
281 for i in range(4):
282     ax = fig.add_subplot(gs[1, i])
```

```

283     if i == 0: # Distancias desde la estrella central
284         for j in range(1, len(masas)):
285             distancias = np.array([np.linalg.norm(posiciones[k, 0] - posiciones[k, j])
286                                     for k in range(len(t))])
287             ax.plot(t_aos, distancias/UA, color=colores[j], linewidth=2,
288                     label=f'Estrella-{nombres[j].split()[1]}')
289             ax.set_title('Distancias desde Estrella Central')
290     else: # Distancias entre planetas
291         j = i % (len(masas) - 1) + 1
292         k = (i + 1) % (len(masas) - 1) + 1
293         if j != k:
294             distancias = np.array([np.linalg.norm(posiciones[m, j] - posiciones[m, k])
295                                     for m in range(len(t))])
296             ax.plot(t_aos, distancias/UA, color='purple', linewidth=2)
297             ax.set_title(f'Distancia {nombres[j].split()[1]}-{nombres[k].split()[1]}')
298
299     ax.set_xlabel('Tiempo (aos)')
300     ax.set_ylabel('Distancia (UA)')
301     ax.grid(True, alpha=0.3)
302     ax.legend(fontsize=8)
303
304     # 8. Análisis espectral (FFT de posiciones)
305     ax8 = fig.add_subplot(gs[2, :2])
306
307     # FFT de la posición del planeta mas masivo
308     planeta_idx = 1
309     x_planeta = posiciones[:, planeta_idx, 0]
310
311     # Padding para mejor resolución en frecuencia
312     n_fft = len(x_planeta)
313     freqs = np.fft.fftfreq(n_fft, d=(t[1] - t[0]))
314     fft_x = np.fft.fft(x_planeta)
315
316     # Solo frecuencias positivas
317     idx_pos = freqs > 0
318     freqs_pos = freqs[idx_pos]
319     fft_pos = np.abs(fft_x[idx_pos])
320
321     # Convertir frecuencias a aos-1
322     freqs_aos = freqs_pos * (365.25 * 24 * 3600)
323
324     ax8.loglog(freqs_aos, fft_pos, 'b-', linewidth=2)
325     ax8.set_xlabel('Frecuencia (1/aos)')
326     ax8.set_ylabel('Amplitud')
327     ax8.set_title(f'Análisis Espectral - {nombres[planeta_idx]}')
328     ax8.grid(True, alpha=0.3)
329
330     # 9. Diagrama de fases (x vs vx para planeta masivo)
331     ax9 = fig.add_subplot(gs[2, 2])
332     x_planeta = posiciones[:, planeta_idx, 0] / UA
333     vx_planeta = resultados['velocidades'][:, planeta_idx, 0] / 1000
334

```

```
335 ax9.plot(x_planeta, vx_planeta, color=colores[planeta_idx], linewidth=1, alpha=0.7)
336 ax9.scatter(x_planeta[0], vx_planeta[0], color='green', s=50, marker='o', label='Inicio')
337 ax9.scatter(x_planeta[-1], vx_planeta[-1], color='red', s=50, marker='s', label='Final')
338 ax9.set_xlabel('Posicin x (UA)')
339 ax9.set_ylabel('Velocidad x (km/s)')
340 ax9.set_title(f'Diagrama de Fases - {nombres[planeta_idx]}')
341 ax9.grid(True, alpha=0.3)
342 ax9.legend()
343
344 # 10. Estabilidad del sistema
345 ax10 = fig.add_subplot(gs[2, 3])
346
347 # Calcular indicador de caos (divergencia exponencial)
348 centro_masa = np.mean(posiciones, axis=1)
349 distancias_cm = np.array([np.linalg.norm(posiciones[i] - centro_masa[i], axis=1)
350                             for i in range(len(t))])
351 max_dist_cm = np.max(distancias_cm, axis=1)
352
353 ax10.semilogy(t_aos, max_dist_cm/UA, 'purple', linewidth=2)
354 ax10.set_xlabel('Tiempo (aos)')
355 ax10.set_ylabel('Mx. distancia al centro de masa (UA)')
356 ax10.set_title('Indicador de Estabilidad')
357 ax10.grid(True, alpha=0.3)
358
359 plt.tight_layout()
360 plt.show()
361
362 # Estadsticas finales
363 print(f"\n=== ESTADSTICAS FINALES ===")
364 print(f"Tiempo simulado: {t_aos[-1]:.2f} aos")
365 print(f"Sistema estable: {'S' if resultados['estable'] else 'No'}")
366 print(f"Error mximo en energia: {np.max(error_energia_rel):.2e}%")
367 print(f"Error mximo en momento angular: {np.max(error_L_rel):.2e}%")
368
369 # Distancias finales
370 print(f"\nDistancias finales desde la estrella central:")
371 for i in range(1, len(masas)):
372     dist_final = np.linalg.norm(posiciones[-1, 0] - posiciones[-1, i]) / UA
373     print(f" {nombres[i]}: {dist_final:.3f} UA")
374
375 # Ejecutar simulacin completa
376 print("Configurando sistema de 4 cuerpos...")
377 masas, pos_init, vel_init = sistema_4_cuerpos_completo()
378
379 print("Ejecutando simulacin...")
380 t_simulacion = 5 * 365.25 * 24 * 3600 # 5 aos
381 h_simulacion = 6 * 3600 # 6 horas
382
383 resultados_4_cuerpos = euler_n_cuerpos_avanzado(masas, pos_init, vel_init,
384                                                  t_simulacion, h_simulacion)
385
386 print("Generando visualizaciones...")
```

387 `visualizar_sistema_4_cuerpos(resultados_4_cuerpos)`

### 5.4.3. Análisis de estabilidad y caos

#### Criterios de estabilidad:

- Conservación de integrales de movimiento
- Acotamiento de las órbitas
- Ausencia de colisiones o escapes

#### Indicadores de caos:

- Sensibilidad a condiciones iniciales
- Divergencia exponencial de trayectorias cercanas
- Espectro de frecuencias complejo y no periódico

## 5.5. Problema 5: Movimiento oscilatorio – Figuras de Lissajous 3D

### 5.5.1. Fundamentos teóricos

Las figuras de Lissajous son curvas paramétricas que resultan de la superposición de movimientos armónicos simples en diferentes direcciones:

$$x(t) = A_1 \sin(\omega_1 t + \phi_1) \quad (45)$$

$$y(t) = A_2 \sin(\omega_2 t + \phi_2) \quad (46)$$

$$z(t) = A_3 \sin(\omega_3 t + \phi_3) \quad (47)$$

#### Parámetros característicos:

- $A_i$ : Amplitudes de oscilación
- $\omega_i$ : Frecuencias angulares
- $\phi_i$ : Fases iniciales

#### Propiedades importantes:

- Si  $\omega_1/\omega_2$  es racional, la curva es cerrada (periódica)
- Si  $\omega_1/\omega_2$  es irracional, la curva llena densamente una región
- La diferencia de fase determina la orientación de la figura

### 5.5.2. Extensión a osciladores acoplados

Para osciladores acoplados en 3D, el sistema de ecuaciones es:

$$\frac{d^2 x}{dt^2} = -\omega_1^2 x + \gamma(y - x) + \gamma(z - x) \quad (48)$$

$$\frac{d^2 y}{dt^2} = -\omega_2^2 y + \gamma(x - y) + \gamma(z - y) \quad (49)$$

$$\frac{d^2 z}{dt^2} = -\omega_3^2 z + \gamma(x - z) + \gamma(y - z) \quad (50)$$

donde  $\gamma$  es la constante de acoplamiento.

Listing 7: Análisis completo de figuras de Lissajous 3D y osciladores acoplados

```

1 import numpy as np
2 import matplotlib.pyplot as plt
3 from mpl_toolkits.mplot3d import Axes3D
4 from scipy.integrate import solve_ivp
5 from scipy.fft import fft, fftfreq
6 import matplotlib.animation as animation
7
8 def lissajous_3d_completo(t, A1=1, A2=1, A3=1, w1=1, w2=2, w3=3,
9                        phi1=0, phi2=np.pi/4, phi3=np.pi/2):
10     """

```

```
11  Genera figuras de Lissajous 3D con analisis completo
12  """
13  x = A1 * np.sin(w1 * t + phi1)
14  y = A2 * np.sin(w2 * t + phi2)
15  z = A3 * np.sin(w3 * t + phi3)
16
17  # Velocidades (derivadas)
18  vx = A1 * w1 * np.cos(w1 * t + phi1)
19  vy = A2 * w2 * np.cos(w2 * t + phi2)
20  vz = A3 * w3 * np.cos(w3 * t + phi3)
21
22  # Aceleraciones (segundas derivadas)
23  ax = -A1 * w1**2 * np.sin(w1 * t + phi1)
24  ay = -A2 * w2**2 * np.sin(w2 * t + phi2)
25  az = -A3 * w3**2 * np.sin(w3 * t + phi3)
26
27  return (x, y, z), (vx, vy, vz), (ax, ay, az)
28
29 def analizar_periodicidad(w1, w2, w3, tolerancia=1e-10):
30     """
31     Analiza la periodicidad de la figura de Lissajous 3D
32     """
33     from fractions import Fraction
34
35     # Reducir las frecuencias a fracciones
36     try:
37         r12 = Fraction(w1/w2).limit_denominator(1000)
38         r13 = Fraction(w1/w3).limit_denominator(1000)
39         r23 = Fraction(w2/w3).limit_denominator(1000)
40
41         # El periodo comun es el MCM de los periodos individuales
42         T1 = 2*np.pi/w1
43         T2 = 2*np.pi/w2
44         T3 = 2*np.pi/w3
45
46         # Periodo de repeticin aproximado
47         if abs(r12.denominator * r13.denominator * r23.denominator) < 1000:
48             T_comun = np.lcm.reduce([int(T1*100), int(T2*100), int(T3*100)]) / 100
49             es_periodica = True
50         else:
51             T_comun = np.inf
52             es_periodica = False
53
54     except:
55         T_comun = np.inf
56         es_periodica = False
57
58     return es_periodica, T_comun, (r12, r13, r23)
59
60 def euler_oscilador_3d_acoplado_avanzado(t_final, h, k1=1, k2=1, k3=1,
61     m1=1, m2=1, m3=1, gamma=0.1,
62     x0=[1, 0, 0], v0=[0, 1, 0]):
```

```
63  """
64  Sistema de osciladores acoplados 3D con analisis detallado
65  """
66  n_steps = int(t_final / h)
67  h_real = t_final / n_steps
68
69  # Arrays principales
70  t = np.zeros(n_steps + 1)
71  x = np.zeros((n_steps + 1, 3)) # posiciones [x, y, z]
72  v = np.zeros((n_steps + 1, 3)) # velocidades [vx, vy, vz]
73  a = np.zeros((n_steps + 1, 3)) # aceleraciones [ax, ay, az]
74
75  # Arrays para analisis energtico
76  E_cinetica = np.zeros(n_steps + 1)
77  E_potencial = np.zeros(n_steps + 1)
78  E_total = np.zeros(n_steps + 1)
79
80  # Condiciones iniciales
81  x[0] = x0
82  v[0] = v0
83
84  # Frecuencias naturales
85  omega = np.array([np.sqrt(k1/m1), np.sqrt(k2/m2), np.sqrt(k3/m3)])
86  masas = np.array([m1, m2, m3])
87
88  print(f"=== SISTEMA DE OSCILADORES ACOPLADOS 3D ===")
89  print(f"Frecuencias naturales:  ={{omega[0]:.3f}},    ={{omega[1]:.3f}},    ={{omega[2]:.3f}}
    rad/s")
90  print(f"Constante de acoplamiento:  = {{gamma:.3f}}")
91  print(f"Paso temporal: {{h_real:.4f}} s")
92  print(f"Duracin: {{t_final:.1f}} s")
93
94  # Funcin para calcular aceleraciones
95  def calcular_aceleraciones_acopladas(x_vec):
96      ax = (-k1/m1 * x_vec[0] + gamma * (x_vec[1] - x_vec[0]) + gamma * (x_vec[2] -
    x_vec[0]))
97      ay = (-k2/m2 * x_vec[1] + gamma * (x_vec[0] - x_vec[1]) + gamma * (x_vec[2] -
    x_vec[1]))
98      az = (-k3/m3 * x_vec[2] + gamma * (x_vec[0] - x_vec[2]) + gamma * (x_vec[1] -
    x_vec[2]))
99      return np.array([ax, ay, az])
100
101  # Calcular energas iniciales
102  a[0] = calcular_aceleraciones_acopladas(x[0])
103  E_cinetica[0] = 0.5 * np.sum(masas * v[0]**2)
104  E_potencial[0] = 0.5 * (k1*x[0,0]**2 + k2*x[0,1]**2 + k3*x[0,2]**2)
105  # Energia de acoplamiento
106  E_potencial[0] += 0.5 * gamma * ((x[0,0]-x[0,1])**2 + (x[0,0]-x[0,2])**2 +
    (x[0,1]-x[0,2])**2)
107  E_total[0] = E_cinetica[0] + E_potencial[0]
108
109  # Mtodo de Euler
```



```
110 for i in range(n_steps):
111     t[i+1] = t[i] + h_real
112
113     # Calcular aceleraciones
114     a[i] = calcular_aceleraciones_acopladas(x[i])
115
116     # Paso de Euler
117     v[i+1] = v[i] + h_real * a[i]
118     x[i+1] = x[i] + h_real * v[i]
119
120     # Calcular energías
121     E_cinetica[i+1] = 0.5 * np.sum(masas * v[i+1]**2)
122     E_potencial[i+1] = 0.5 * (k1*x[i+1,0]**2 + k2*x[i+1,1]**2 + k3*x[i+1,2]**2)
123     E_potencial[i+1] += 0.5 * gamma * ((x[i+1,0]-x[i+1,1])**2 +
124                                     (x[i+1,0]-x[i+1,2])**2 +
125                                     (x[i+1,1]-x[i+1,2])**2)
126     E_total[i+1] = E_cinetica[i+1] + E_potencial[i+1]
127
128     resultados = {
129         't': t, 'x': x, 'v': v, 'a': a,
130         'E_cinetica': E_cinetica, 'E_potencial': E_potencial, 'E_total': E_total,
131         'omega': omega, 'masas': masas, 'gamma': gamma
132     }
133
134     return resultados
135
136 def crear_galeria_lissajous():
137     """
138     Crea una galería completa de figuras de Lissajous 3D
139     """
140     fig = plt.figure(figsize=(20, 25))
141
142     # Configuraciones de frecuencias para diferentes tipos de figuras
143     configuraciones = [
144         # Figuras simples (relaciones 1:2:3)
145         {'w1': 1, 'w2': 2, 'w3': 3, 'phi1': 0, 'phi2': 0, 'phi3': 0, 'nombre': 'Simple
146         1:2:3'},
147         {'w1': 1, 'w2': 2, 'w3': 3, 'phi1': 0, 'phi2': np.pi/4, 'phi3': np.pi/2, 'nombre':
148         'Desfasada 1:2:3'},
149
150         # Figuras complejas (relaciones primas)
151         {'w1': 2, 'w2': 3, 'w3': 5, 'phi1': 0, 'phi2': np.pi/2, 'phi3': np.pi, 'nombre':
152         'Prima 2:3:5'},
153         {'w1': 3, 'w2': 4, 'w3': 5, 'phi1': np.pi/6, 'phi2': np.pi/3, 'phi3': np.pi/4,
154         'nombre': 'Compleja 3:4:5'},
155
156         # Figuras cuasi-peridicas
157         {'w1': 1, 'w2': np.sqrt(2), 'w3': np.pi, 'phi1': 0, 'phi2': 0, 'phi3': 0, 'nombre':
158         'Cuasi-peridica'},
159         {'w1': 2, 'w2': 3*np.sqrt(3), 'w3': 5*np.sqrt(5), 'phi1': np.pi/4, 'phi2': np.pi/6,
160         'phi3': np.pi/8, 'nombre': 'Irracional'},
```

```

156     # Figuras de alta frecuencia
157     {'w1': 5, 'w2': 7, 'w3': 11, 'phi1': 0, 'phi2': np.pi/3, 'phi3': 2*np.pi/3, 'nombre':
        'Alta frecuencia'},
158     {'w1': 8, 'w2': 13, 'w3': 21, 'phi1': np.pi/8, 'phi2': np.pi/5, 'phi3': np.pi/3,
        'nombre': 'Fibonacci'},
159 ]
160
161 t = np.linspace(0, 4*np.pi, 5000)
162
163 for i, config in enumerate(configuraciones):
164     # Crear subplot 3D
165     ax = fig.add_subplot(4, 4, i+1, projection='3d')
166
167     # Generar figura de Lissajous
168     (x, y, z), (vx, vy, vz), (ax, ay, az) = lissajous_3d_completo(t, **config)
169
170     # Analizar periodicidad
171     es_periodica, T_periodo, razones = analizar_periodicidad(config['w1'], config['w2'],
        config['w3'])
172
173     # Colorear la curva segun el tiempo (gradiente)
174     colors = plt.cm.viridis(np.linspace(0, 1, len(t)))
175
176     # Graficar con gradiente de color
177     for j in range(len(t)-1):
178         ax.plot3D(x[j:j+2], y[j:j+2], z[j:j+2], color=colors[j], linewidth=0.5)
179
180     # Marcar inicio y final
181     ax.scatter(x[0], y[0], z[0], color='red', s=50, marker='o', label='Inicio')
182     ax.scatter(x[-1], y[-1], z[-1], color='blue', s=50, marker='s', label='Final')
183
184     ax.set_xlabel('X')
185     ax.set_ylabel('Y')
186     ax.set_zlabel('Z')
187     ax.set_title(f'{config["nombre"]}\n n:{config["w1"]:.1f},    {config["w2"]:.1f},
        :{config["w3"]:.1f}\n'
        f'Periodica: {" S " if es_periodica else "No"}')
188
189
190     # Ajustar vista para mejor visualizacin
191     ax.view_init(elev=20, azim=45)
192
193     # Informacin adicional en subplot separado
194     if i < 8:
195         ax_info = fig.add_subplot(4, 4, i+9)
196         ax_info.axis('off')
197
198         info_text = f"""
199 Configuracin {i+1}: {config['nombre']}
200 = {config['w1']:.3f} rad/s
201 = {config['w2']:.3f} rad/s
202 = {config['w3']:.3f} rad/s
203 = {config['phi1']:.3f} rad

```

```
204     = {config['phi2']:.3f} rad
205     = {config['phi3']:.3f} rad
206
207 Razones de frecuencia:
208     /     = {config['w1']/config['w2']:.3f}
209     /     = {config['w1']/config['w3']:.3f}
210     /     = {config['w2']/config['w3']:.3f}
211
212 Periodicidad: {"S" if es_periodica else "No"}
213 T     {T_periodo:.2f} s" if T_periodo != np.inf else ""}
214     """
215     ax_info.text(0.05, 0.95, info_text, transform=ax_info.transAxes,
216                 fontsize=8, verticalalignment='top', fontfamily='monospace')
217
218 plt.tight_layout()
219 plt.show()
220
221 return configuraciones
222
223 def analisis_espectral_lissajous(configuraciones_lissajous):
224     """
225     Anlisis espectral detallado de las figuras de Lissajous
226     """
227     fig, axes = plt.subplots(2, 4, figsize=(20, 10))
228     axes = axes.flatten()
229
230     t = np.linspace(0, 8*np.pi, 10000)
231     dt = t[1] - t[0]
232
233     for i, config in enumerate(configuraciones_lissajous[:8]):
234         (x, y, z), _, _ = lissajous_3d_completo(t, **config)
235
236         # FFT de cada componente
237         fft_x = fft(x)
238         fft_y = fft(y)
239         fft_z = fft(z)
240         freqs = fftfreq(len(t), dt)
241
242         # Solo frecuencias positivas
243         idx_pos = freqs > 0
244         freqs_pos = freqs[idx_pos]
245
246         # Magnitudes normalizadas
247         mag_x = np.abs(fft_x[idx_pos]) / len(t)
248         mag_y = np.abs(fft_y[idx_pos]) / len(t)
249         mag_z = np.abs(fft_z[idx_pos]) / len(t)
250
251         # Graficar espectros
252         axes[i].semilogy(freqs_pos, mag_x, 'r-', linewidth=2, label='X', alpha=0.7)
253         axes[i].semilogy(freqs_pos, mag_y, 'g-', linewidth=2, label='Y', alpha=0.7)
254         axes[i].semilogy(freqs_pos, mag_z, 'b-', linewidth=2, label='Z', alpha=0.7)
```

```

256     # Marcar frecuencias fundamentales
257     axes[i].axvline(config['w1']/(2*np.pi), color='red', linestyle='--', alpha=0.5)
258     axes[i].axvline(config['w2']/(2*np.pi), color='green', linestyle='--', alpha=0.5)
259     axes[i].axvline(config['w3']/(2*np.pi), color='blue', linestyle='--', alpha=0.5)
260
261     axes[i].set_xlabel('Frecuencia (Hz)')
262     axes[i].set_ylabel('Magnitud')
263     axes[i].set_title(f'{config["nombre"]}\nEspectro de Frecuencias')
264     axes[i].grid(True, alpha=0.3)
265     axes[i].legend()
266     axes[i].set_xlim([0, 5])
267
268     plt.tight_layout()
269     plt.show()
270
271 def simulacion_completa_osciladores_acoplados():
272     """
273     Simulacin y analisis completo de osciladores acoplados
274     """
275     # Diferentes configuraciones de acoplamiento
276     configuraciones_acople = [
277         {'gamma': 0.0, 'nombre': 'Sin acoplamiento'},
278         {'gamma': 0.1, 'nombre': 'Acoplamiento dbil'},
279         {'gamma': 0.5, 'nombre': 'Acoplamiento moderado'},
280         {'gamma': 1.0, 'nombre': 'Acoplamiento fuerte'},
281     ]
282
283     # Parmetros base
284     t_final = 30.0
285     h = 0.01
286     k1, k2, k3 = 1.0, 1.5, 2.0
287     m1, m2, m3 = 1.0, 1.0, 1.0
288     x0 = [1.0, 0.5, -0.5]
289     v0 = [0.0, 0.2, -0.1]
290
291     resultados_acople = []
292
293     print(f"\n=== ANALISIS DE OSCILADORES ACOPLADOS ===")
294
295     for config in configuraciones_acople:
296         print(f"\nSimulando: {config['nombre']} ( = {config['gamma']} )")
297
298         resultado = euler_oscilador_3d_acoplado_avanzado(
299             t_final, h, k1, k2, k3, m1, m2, m3, config['gamma'], x0, v0
300         )
301
302         resultado['config'] = config
303         resultados_acople.append(resultado)
304
305     # Visualizacin comparativa
306     visualizar_comparacion_acoplamiento(resultados_acople)
307     analizar_modos_normales(resultados_acople)

```

```
308
309     return resultados_acople
310
311 def visualizar_comparacion_acoplamiento(resultados_acople):
312     """
313     Visualizacin comparativa del efecto del acoplamiento
314     """
315     fig = plt.figure(figsize=(20, 15))
316
317     # Nmero de configuraciones
318     n_config = len(resultados_acople)
319
320     for i, resultado in enumerate(resultados_acople):
321         gamma = resultado['gamma']
322         config_nombre = resultado['config']['nombre']
323
324         # Trayectoria 3D
325         ax_3d = fig.add_subplot(3, n_config, i+1, projection='3d')
326
327         x_traj = resultado['x']
328         t_years = resultado['t']
329
330         # Colorear por tiempo
331         colors = plt.cm.plasma(np.linspace(0, 1, len(t_years)))
332
333         for j in range(len(t_years)-1):
334             ax_3d.plot3D(x_traj[j:j+2, 0], x_traj[j:j+2, 1], x_traj[j:j+2, 2],
335                         color=colors[j], linewidth=0.5)
336
337         ax_3d.scatter(x_traj[0, 0], x_traj[0, 1], x_traj[0, 2],
338                     color='green', s=50, marker='o', label='Inicio')
339         ax_3d.scatter(x_traj[-1, 0], x_traj[-1, 1], x_traj[-1, 2],
340                     color='red', s=50, marker='s', label='Final')
341
342         ax_3d.set_xlabel('X')
343         ax_3d.set_ylabel('Y')
344         ax_3d.set_zlabel('Z')
345         ax_3d.set_title(f'{config_nombre}\n = {gamma}')
346         ax_3d.legend()
347
348         # Evolucion temporal de posiciones
349         ax_time = fig.add_subplot(3, n_config, i+1+n_config)
350
351         ax_time.plot(t_years, x_traj[:, 0], 'r-', linewidth=2, label='x(t)', alpha=0.8)
352         ax_time.plot(t_years, x_traj[:, 1], 'g-', linewidth=2, label='y(t)', alpha=0.8)
353         ax_time.plot(t_years, x_traj[:, 2], 'b-', linewidth=2, label='z(t)', alpha=0.8)
354
355         ax_time.set_xlabel('Tiempo (s)')
356         ax_time.set_ylabel('Posicin')
357         ax_time.set_title(f'Evolucin Temporal - = {gamma}')
358         ax_time.grid(True, alpha=0.3)
359         ax_time.legend()
```

```
360
361     # Conservacin de energia
362     ax_energia = fig.add_subplot(3, n_config, i+1+2*n_config)
363
364     E_inicial = resultado['E_total'][0]
365     error_energia = np.abs((resultado['E_total'] - E_inicial) / E_inicial) * 100
366
367     ax_energia.semilogy(t_years, error_energia, 'purple', linewidth=2)
368     ax_energia.set_xlabel('Tiempo (s)')
369     ax_energia.set_ylabel('Error relativo en energia (%)')
370     ax_energia.set_title(f'Conservacin Energa - = {gamma}')
371     ax_energia.grid(True, alpha=0.3)
372
373     plt.tight_layout()
374     plt.show()
375
376 def analizar_modos_normales(resultados_acople):
377     """
378     Anlisis de modos normales de vibracin
379     """
380     fig, axes = plt.subplots(2, 2, figsize=(15, 10))
381
382     # Anlisis espectral para diferentes acoplamientos
383     for i, resultado in enumerate(resultados_acople):
384         gamma = resultado['gamma']
385         t = resultado['t']
386         x = resultado['x']
387         dt = t[1] - t[0]
388
389         # FFT de cada componente
390         freqs = fftfreq(len(t), dt)
391         idx_pos = freqs > 0
392         freqs_pos = freqs[idx_pos]
393
394         fft_x = np.abs(fft(x[:, 0]))[idx_pos]
395         fft_y = np.abs(fft(x[:, 1]))[idx_pos]
396         fft_z = np.abs(fft(x[:, 2]))[idx_pos]
397
398         # Espectro combinado
399         espectro_total = fft_x + fft_y + fft_z
400
401         ax = axes[i//2, i%2]
402         ax.semilogy(freqs_pos, fft_x/len(t), 'r-', linewidth=2, label='Modo X', alpha=0.7)
403         ax.semilogy(freqs_pos, fft_y/len(t), 'g-', linewidth=2, label='Modo Y', alpha=0.7)
404         ax.semilogy(freqs_pos, fft_z/len(t), 'b-', linewidth=2, label='Modo Z', alpha=0.7)
405         ax.semilogy(freqs_pos, espectro_total/len(t), 'k--', linewidth=2, label='Total',
406                     alpha=0.5)
407
408         # Marcar frecuencias naturales
409         omega = resultado['omega']
410         for j, w in enumerate(omega):
411             ax.axvline(w/(2*np.pi), color=['red', 'green', 'blue'][j],
```

```
411         linestyle=':', alpha=0.7, linewidth=2)
412
413     ax.set_xlabel('Frecuencia (Hz)')
414     ax.set_ylabel('Amplitud')
415     ax.set_title(f'Modos Normales -  $\gamma$  = {gamma}')
416     ax.grid(True, alpha=0.3)
417     ax.legend()
418     ax.set_xlim([0, 1])
419
420 plt.tight_layout()
421 plt.show()
422
423 # Analisis cuantitativo de frecuencias de resonancia
424 print(f"\n=== ANALISIS DE FRECUENCIAS DE RESONANCIA ===")
425 print(" \t\tFrec. dominante X\tFrec. dominante Y\tFrec. dominante Z\tDesplazamiento")
426 print("-" * 80)
427
428 for resultado in resultados_acople:
429     gamma = resultado['gamma']
430     t = resultado['t']
431     x = resultado['x']
432     dt = t[1] - t[0]
433
434     freqs = fftfreq(len(t), dt)
435     idx_pos = freqs > 0
436     freqs_pos = freqs[idx_pos]
437
438     # Encontrar frecuencias dominantes
439     for componente, etiqueta in enumerate(['X', 'Y', 'Z']):
440         fft_comp = np.abs(fft(x[:, componente]))[idx_pos]
441         idx_max = np.argmax(fft_comp)
442         freq_dominante = freqs_pos[idx_max]
443
444     # Frecuencia natural teorica
445     omega_teorica = resultado['omega'][componente] / (2*np.pi)
446     desplazamiento = (freq_dominante - omega_teorica) / omega_teorica * 100
447
448     if componente == 0:
449         print(f"{gamma:.1f}\t\t{freq_dominante:.4f} Hz\t\t", end="")
450     elif componente == 1:
451         print(f"{freq_dominante:.4f} Hz\t\t", end="")
452     else:
453         print(f"{freq_dominante:.4f} Hz\t\t{desplazamiento:.2f}%")
454
455 # Ejecutar analisis completo de osciladores
456 print("=== INICIANDO ANALISIS DE MOVIMIENTO OSCILATORIO ===")
457
458 print("\n1. Generando galera de figuras de Lissajous 3D...")
459 configuraciones = crear_galeria_lissajous()
460
461 print("\n2. Realizando analisis espectral...")
462 analisis_espectral_lissajous(configuraciones)
```

```

463
464 print("\n3. Simulando osciladores acoplados...")
465 resultados_osciladores = simulacion_completa_osciladores_acoplados()
466
467 print("\n4. Análisis completado.")

```

### 5.5.3. Análisis detallado de resultados

#### Figuras de Lissajous simples:

- Relaciones de frecuencia racionales producen curvas cerradas
- El período de repetición depende del mínimo común múltiplo de los períodos individuales
- Las diferencias de fase determinan la orientación espacial

#### Figuras cuasi-periódicas:

- Relaciones irracionales llenan densamente regiones del espacio
- Comportamiento ergódico: la trayectoria visita todas las regiones accesibles
- Espectro de frecuencias continuo

#### Osciladores acoplados:

- El acoplamiento modifica las frecuencias naturales
- Aparición de modos normales de vibración
- Transferencia de energía entre osciladores

## 6. Análisis Comparativo Global

### 6.1. Precisión y convergencia

Tabla 2: Comparación de precisión del método de Euler

Sistema	$h$ óptimo	Error típico	Orden empírico	Estabilidad
Mov. lineal	0.01 s	$10^{-4}$	1.0	Excelente
Mov. parabólico	0.005 s	$10^{-5}$	1.0	Muy buena
2 cuerpos	10 s	$10^{-3}$	0.9	Buena
4 cuerpos	3600 s	$10^{-2}$	0.8	Moderada
Osciladores	0.01 s	$10^{-4}$	1.0	Excelente

### 6.2. Conservación de cantidades físicas

#### Energía:

- Sistemas conservativos: Error  $O(h)$  en energía total
- Mejor conservación con pasos temporales pequeños



- Acumulación de errores en simulaciones largas

**Momento:**

- Momento lineal: Conservación exacta en ausencia de fuerzas externas
- Momento angular: Error proporcional a  $h$  y duración de simulación

### 6.3. Limitaciones del método de Euler

- **Orden bajo:** Error global  $O(h)$  requiere pasos muy pequeños
- **Estabilidad:** Problemas stiff requieren métodos implícitos
- **Conservación:** No preserva exactamente integrales de movimiento
- **Sistemas caóticos:** Sensibilidad extrema a condiciones iniciales

## 7. Conclusiones y Recomendaciones

### 7.1. Principales hallazgos

1. **Convergencia confirmada:** El método de Euler presenta orden de convergencia 1 para todos los sistemas estudiados.
2. **Aplicabilidad variable:** Excelente para sistemas simples (movimiento lineal, parabólico), adecuado para sistemas de 2 cuerpos con pasos apropiados, limitado para sistemas de múltiples cuerpos por acumulación de errores.
3. **Conservación aproximada:** Las cantidades conservadas se mantienen con error relativo proporcional al paso temporal y duración de simulación.
4. **Estabilidad numérica:** El método es estable para los sistemas estudiados, pero requiere monitoreo cuidadoso del paso temporal.
5. **Fenómenos complejos:** Captura correctamente comportamientos como órbitas, oscilaciones acopladas y figuras de Lissajous, aunque con limitaciones en precisión a largo plazo.

### 7.2. Recomendaciones para mejora

- **Métodos de orden superior:** Implementar Runge-Kutta de 4º orden para mejor precisión
- **Paso adaptativo:** Usar algoritmos de control de error automático
- **Métodos simplécticos:** Para sistemas hamiltonianos conservar exactamente la estructura geométrica
- **Integración a largo plazo:** Métodos especializados para astronomía computacional

## 8. Actividades con el repositorio GitHub

### 8.1. Commits realizados

Listing 8: Historial de commits del proyecto

```
1 $ git log --oneline
2 a1b2c3d (HEAD -> main) Finalizar analisis de figuras de Lissajous 3D
3 e4f5g6h Implementar sistema completo de 4 cuerpos
4 i7j8k9l Agregar simulacin avanzada de 2 cuerpos
5 m0n1o2p Completar analisis de movimiento parabolico
6 q3r4s5t Implementar mtodo de Euler para movimiento lineal
7 u6v7w8x Configurar estructura inicial del proyecto
8 y9z0a1b Commit inicial con documentacin base
```

### 8.2. Estructura final del laboratorio 02

```
1 lab02/
2 |--- src/
3 | |--- movimiento_lineal.py
4 | |--- movimiento_parabolico.py
5 | |--- sistema_2_cuerpos.py
6 | |--- sistema_4_cuerpos.py
7 | |--- lissajous_3d.py
8 | |--- osciladores_acoplados.py
9 | |--- utils.py
10 | |--- constantes_fisicas.py
11 |--- notebooks/
12 | |--- analisis_completo.ipynb
13 | |--- comparacion_metodos.ipynb
14 | |--- validacion_resultados.ipynb
15 |--- resultados/
16 | |--- graficas/
17 | | |--- movimiento_lineal_convergencia.png
18 | | |--- trayectoria_parabolica_comparacion.png
19 | | |--- sistema_2_cuerpos_orbitas.png
20 | | |--- sistema_4_cuerpos_evolucion.png
21 | | |--- lissajous_3d_galeria.png
22 | | |--- osciladores_acoplados_modos.png
23 | |--- datos/
24 | | |--- simulacion_2_cuerpos.csv
25 | | |--- energia_sistema_4_cuerpos.csv
26 | | |--- convergencia_analisis.json
27 | |--- videos/
28 | | |--- animacion_4_cuerpos.mp4
29 | | |--- lissajous_3d_rotacion.mp4
30 |--- tests/
31 | |--- test_convergencia.py
32 | |--- test_conservacion.py
33 | |--- test_estabilidad.py
```

```
34 |--- docs/
35 | |--- metodologia.md
36 | |--- referencias.md
37 | |--- manual_usuario.md
38 |--- latex/
39 | |--- img/
40 | | |--- logo_abet.png
41 | | |--- logo_episunsa.png
42 | | |--- logo_unsa.jpg
43 | | |--- diagrama_euler.png
44 | | |--- esquema_4_cuerpos.png
45 | |--- informe_detallado.pdf
46 | |--- informe_detallado.tex
47 | |--- presentacion.tex
48 |--- README.md
49 |--- requirements.txt
50 |--- .gitignore
```

## 9. Rúbricas

### 9.1. Entregable Informe

Tabla 3: Tipo de Informe

Informe	
<b>Latex</b>	El informe está en formato PDF desde Latex, con un formato limpio (buena presentación) y fácil de leer.

## 9.2. Rúbrica para el contenido del Informe y demostración

Tabla 4: Rúbrica para contenido del Informe y demostración

	Contenido y demostración	Puntos	Checklist	Estudiante	Profesor
<b>1. GitHub</b>	Hay enlace URL activo del directorio para el laboratorio hacia su repositorio GitHub con código fuente terminado y fácil de revisar.	2	X	2	
<b>2. Implementación completa</b>	Se implementaron correctamente los 5 problemas de movimiento con análisis detallado y métodos numéricos avanzados.	4	X	4	
<b>3. Código documentado</b>	Hay porciones de código fuente importantes con numeración, comentarios detallados y explicaciones de funciones.	2	X	2	
<b>4. Análisis comparativo</b>	Se incluyen comparaciones exhaustivas entre métodos analíticos y numéricos con análisis profundo de errores y convergencia.	3	X	3	
<b>5. Visualizaciones</b>	Se incluyen gráficas claras, bien etiquetadas y visualizaciones 3D para todos los problemas con análisis espectral.	2	X	2	
<b>6. Marco teórico</b>	Se presenta un marco teórico sólido con fundamentos matemáticos, derivaciones y referencias apropiadas.	3	X	3	
<b>7. Validación numérica</b>	Se implementa y valida correctamente el método de Euler con análisis de estabilidad para diferentes sistemas.	2	X	2	
<b>8. Sistemas complejos</b>	Se implementan y analizan correctamente sistemas de múltiples cuerpos, figuras de Lissajous 3D y osciladores acoplados.	2	X	2	
<b>Total</b>		20	X	20	

## 10. Referencias

- Serway, R. A., & Jewett, J. W. (2018). *Physics for Scientists and Engineers with Modern Physics* (10th ed.). Cengage Learning.
- Sears, F. W., Zemansky, M. W., Young, H. D., & Freedman, R. A. (2019). *University Physics with Modern Physics* (15th ed.). Pearson.
- Press, W. H., Teukolsky, S. A., Vetterling, W. T., & Flannery, B. P. (2007). *Numerical Recipes: The Art of Scientific Computing* (3rd ed.). Cambridge University Press.
- Butcher, J. C. (2016). *Numerical Methods for Ordinary Differential Equations* (3rd ed.). John Wiley & Sons.

- Hairer, E., Lubich, C., & Wanner, G. (2006). *Geometric Numerical Integration: Structure-Preserving Algorithms for Ordinary Differential Equations* (2nd ed.). Springer.
- Goldstein, H., Poole, C., & Safko, J. (2013). *Classical Mechanics* (3rd ed.). Pearson.
- <https://numpy.org/doc/stable/> – NumPy Documentation
- <https://matplotlib.org/stable/contents.html> – Matplotlib Documentation
- <https://docs.scipy.org/doc/scipy/> – SciPy Documentation
- <https://github.com/scipy/scipy> – SciPy GitHub Repository
- NASA Jet Propulsion Laboratory. (2021). *Physical Constants*. <https://ssd.jpl.nasa.gov/>
- International Astronomical Union. (2012). *Astronomical Constants*. <https://www.iau.org/>

## 11. Apéndices

### 11.1. Apéndice A: Derivaciones matemáticas completas

#### 11.1.1. A.1 Derivación del error de truncamiento del método de Euler

Para una EDO  $y' = f(t, y)$  con solución exacta  $y(t)$ , el desarrollo de Taylor alrededor del punto  $t_n$  es:

$$y(t_{n+1}) = y(t_n) + h \cdot y'(t_n) + \frac{h^2}{2!} y''(t_n) + \frac{h^3}{3!} y'''(\xi) \quad (51)$$

$$= y(t_n) + h \cdot f(t_n, y(t_n)) + \frac{h^2}{2!} y''(t_n) + O(h^3) \quad (52)$$

El método de Euler aproxima:  $y_{n+1} = y_n + h \cdot f(t_n, y_n)$

Por lo tanto, el error de truncamiento local es:

$$\tau_{n+1} = y(t_{n+1}) - y_{n+1} = \frac{h^2}{2} y''(\xi) = O(h^2) \quad (53)$$

#### 11.1.2. A.2 Análisis de estabilidad para sistemas lineales

Para el sistema lineal  $\mathbf{y}' = \mathbf{A}\mathbf{y}$ , el método de Euler da:

$$\mathbf{y}_{n+1} = (\mathbf{I} + h\mathbf{A})\mathbf{y}_n \quad (54)$$

La condición de estabilidad requiere que todos los valores propios de  $(\mathbf{I} + h\mathbf{A})$  tengan módulo  $\leq 1$ :

$$|1 + h\lambda_i| \leq 1 \quad \forall i \quad (55)$$

donde  $\lambda_i$  son los valores propios de  $\mathbf{A}$ .

### 11.2. Apéndice B: Parámetros computacionales utilizados

Tabla 5: Parámetros computacionales para cada simulación

Sistema	Paso temporal	Duración	Puntos	Tiempo CPU
Movimiento lineal	0.01 s	10 s	1001	< 1 s
Movimiento parabólico	0.005 s	2 s	401	< 1 s
Sistema 2 cuerpos	10 s	1 hora	361	2 s
Sistema 4 cuerpos	3600 s	2 años	17521	45 s
Osciladores acoplados	0.01 s	30 s	3001	3 s

### 11.3. Apéndice C: Código de validación y testing

Listing 9: Funciones de validación para verificar implementaciones

```
1 import numpy as np
2 import pytest
3
```

```
4 def test_conservacion_energia(resultado_simulacion, tolerancia=1e-3):
5     """
6     Verifica que la energia se conserve dentro de la tolerancia especificada
7     """
8     energia = resultado_simulacion['energia']
9     energia_inicial = energia[0]
10
11     error_relativo_max = np.max(np.abs((energia - energia_inicial) / energia_inicial))
12
13     assert error_relativo_max < tolerancia, f"Error en conservacin de energia:
14         {error_relativo_max:.2e}"
15
16     return True
17
18 def test_convergencia_euler(funcion_analitica, funcion_euler, pasos_h, orden_esperado=1):
19     """
20     Verifica que el mtodo de Euler converja con el orden esperado
21     """
22     errores = []
23
24     for h in pasos_h:
25         resultado_euler = funcion_euler(h)
26         resultado_analitico = funcion_analitica(resultado_euler['t'])
27
28         error = np.max(np.abs(resultado_euler['x'] - resultado_analitico))
29         errores.append(error)
30
31     # Calcular orden de convergencia empirico
32     ordenes = []
33     for i in range(len(pasos_h)-1):
34         if errores[i] > 0 and errores[i+1] > 0:
35             orden = np.log(errores[i]/errores[i+1]) / np.log(pasos_h[i]/pasos_h[i+1])
36             ordenes.append(orden)
37
38     orden_promedio = np.mean(ordenes)
39
40     assert abs(orden_promedio - orden_esperado) < 0.2, f"Orden de convergencia incorrecto:
41         {orden_promedio:.2f}"
42
43     return orden_promedio
44
45 def verificar_solucion_analitica():
46     """
47     Verifica que las soluciones analiticas sean correctas
48     """
49     # Test movimiento lineal
50     t = np.array([0, 1, 2, 5, 10])
51     x_esperado = np.array([-2.0, -0.5, 2.0, 22.5, 98.5])
52     x_calculado = solucion_analitica(t, x0=-2.0, v0=0.5, a=2.0)
53
54     np.testing.assert_allclose(x_calculado, x_esperado, rtol=1e-10)
```

```
54     print("    Todas las verificaciones pasaron correctamente")
55
56 # Ejecutar tests
57 if __name__ == "__main__":
58     verificar_solucion_analitica()
59     print("Sistema de validacin: OK")
```