

1 FUERZAS CENTRALES

**Ejercicio 1** Consideremos el campo central de fuerzas cuyo potencial está dado por  $V(r) = r^\alpha$ , donde  $r$  es la coordenada radial. Determinar el valor de  $\alpha$  para el cual las trayectorias son círculos que pasan por el centro de fuerzas.

**Ejercicio 2** En cada uno de los casos hallar el campo central de fuerzas a partir de las trayectorias.

- $r = a(1 + \cos(\theta))$
- $r = ae^{b\theta}$
- $\frac{1}{r} = a \cosh(\alpha(\theta - \theta_0))$

**Ejercicio 3** Describir cualitativamente las órbitas del campo central cuyo potencial está dado por:  $V(r) = -k \frac{e^{-\alpha r}}{r}$ , donde  $k, \alpha > 0$ . Analizar la existencia de órbitas estables.

**Ejercicio 4** Analizar la naturaleza de las órbitas para cada una de las siguientes fuerzas centrales, donde  $k > 0$ :

- $F_{rep}(r) = \frac{k}{r^3}$
- $F_{atr}(r) = -\frac{k}{r^3}$

**Ejercicio 5** Dar condiciones sobre los parámetros para que las órbitas circulares sean estables. En tales casos, hallar el período de oscilación (del movimiento radial) para pequeñas oscilaciones.

- $V(r) = \frac{1}{2}kr^2$ , donde  $k > 0$ .
- $V(r) = \frac{k_1}{r^2} + \frac{k_2}{r^4}$ , donde  $k_1, k_2 \in \mathbb{R}$ .
- $V(r) = -\frac{a}{r^k}$ , donde  $a > 0, k > 0$ .

2 CAMPO GRAVITATORIO.

**Ejercicio 6** Plantear las ecuaciones de Newton en un sistema cartesiano fijo para una partícula de masa  $m$  sometida al campo gravitatorio terrestre y observar que no dependen de la masa de la partícula.

- Pasar las ecuaciones anteriores a coordenadas esféricas.
- Resolver el caso  $\dot{r} = \dot{\phi} = 0$ , o sea, el movimiento (plano) de un satélite.
  - (i) Mostrar que la velocidad angular es constante. Verificar la 3ª ley de Kepler: “El cuadrado de la frecuencia es inversamente proporcional al cubo del radio”. Leemos al amigo J. Kepler, *Armonices Mundi Libri V* (V, 3), «Proportio quae est inter binorum quorumcumque Planetarum tempora periodica sit praecise **sesquialtera** proportionis mediarum distantiarum»
  - (ii) Hallar el período y la velocidad tangencial de un satélite que orbite a nivel del mar, a 100km de la superficie y a la distancia de la Luna.

(iii) ¿Cuál debe ser la altura a la que debe orbitar un satélite para que el período sea de un día?  
¿Qué pasa si el plano de la órbita contiene al ecuador terrestre?

- Resolver el caso  $\dot{\theta} = \dot{\phi} = 0$ , o sea, un movimiento radial –tiro vertical–.
  - (i) Describir cualitativamente el movimiento para cada valor de la velocidad inicial  $v$ .
  - (ii) Hallar la altura máxima alcanzada en función de  $v$ . ¿Cuál debe ser la velocidad inicial mínima necesaria para que el alcance máximo sea infinito? Esta velocidad se llama *velocidad de escape*.

Datos:

Constante de gravitación:  $6,67 \times 10^{-11} m^3 kg^{-1} s^{-2}$

Masa de la Tierra:  $5,98 \times 10^{24} kg$

Radio de la Tierra:  $6400 km$

Distancia Luna-Tierra:  $384000 km$