

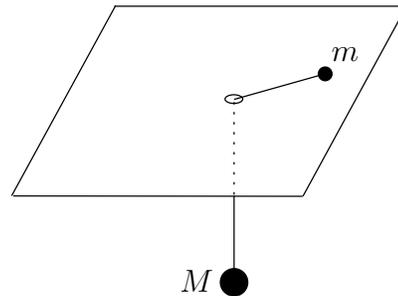
# MECÁNICA

## Práctica nº 6

curso 2002-2003

**26.** Dos partículas, de masas  $m_1$  y  $m_2$ , aisladas del resto del universo, están sometidas sólo a la atracción gravitatoria entre ambas, valiendo  $r_0$  la distancia mínima entre ambas. En esa posición, la velocidad  $v_0$  de  $m_2$ , respecto de un triedro que se traslade con origen en  $m_1$ , vale  $\frac{3}{4}$  de la velocidad de escape. Calcular: 1. La excentricidad de la trayectoria de cada partícula respecto al centro de masa del sistema. 2. El valor necesario de  $v_0$  para que la distancia entre las partículas se mantenga igual  $r_0$ .

**27.** Dos partículas, de masas  $m$  y  $M$ , están unidas entre sí por medio de un hilo (inextensible, de masa despreciable y longitud  $2b$  que pasa por un pequeño agujero  $O$ , abierto en una mesa horizontal lisa. Estando el sistema en reposo, sujetando  $m$  sobre la mesa a una distancia  $b$  de  $O$ , se imprime a  $m$  una velocidad  $v_0$  horizontal, perpendicular al plano del hilo.



Se pide:

1. Plantear las integrales primeras del movimiento del sistema.
2. Demostrar que, siendo  $v_0$  no nula,  $m$  no alcanzará nunca el punto  $O$ , mientras que a partir de un valor de  $v_0$  (que se calculará),  $M$  lo alcanzará.
3. Encontrar la tensión  $T$  del hilo en función de la distancia  $Om = u$ .
4. Si, en lugar de la masa  $M$ , se aplica al extremo del hilo una fuerza  $F = Mg$  (constante, vertical, descendente), analizar qué aspectos de los estudiados cambian y cuáles permanecen igual.

(Ejercicio 27, Curso 98/99)

**28.** Los semiejes de la órbita de un satélite artificial valen  $a = 3R$  y  $b = 2\sqrt{2R}$  (siendo  $R$  el radio de la Tierra). Al pasar por el perigeo se modifica su velocidad para que su nuevo valor  $v_1$  sea  $\frac{4}{5}$  de la velocidad de escape. Determinar la dirección que debe tener  $\mathbf{v}_1$  para que la excentricidad de la nueva órbita sea mínima, obteniendo su valor.

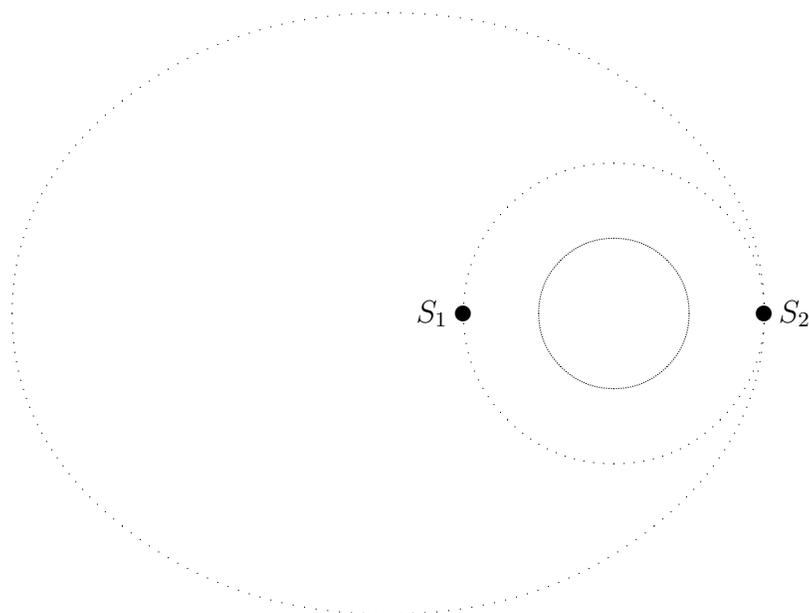
**29.** Un satélite artificial describe una órbita circular de radio  $\lambda R$  (siendo  $R$  el radio de la Tierra). Se modifica el módulo de su velocidad (sin variar su dirección) de forma que la nueva energía valga un 80 % de la anterior. Se pide: 1. Demostrar que la excentricidad de la nueva órbita es independiente de  $\lambda$ . 2. Calcular la máxima altura del satélite sobre la superficie de la Tierra, así como el tiempo que se tarda en alcanzarla, contado desde el momento en que se modificó la velocidad.

**30.** Dos satélites artificiales  $S_1$  y  $S_2$  se encuentran en órbitas coplanarias, siendo la del primero circular, de radio  $2R$ , y la del segundo elíptica, de semieje mayor  $a = 5R$  y excentricidad  $e = 3/5$ .  $R$  es el radio de la tierra que habrá de suponerse perfectamente esférica.

Inicialmente  $S_2$  se encuentra en su perigeo y  $S_1$  en oposición respecto de él, con referencia al centro de la tierra. En ese instante inicial en el satélite  $S_1$  se reduce la velocidad (sin cambio de dirección) de forma que esta reducción representa el mínimo indispensable para que alcance la superficie terrestre en la nueva órbita.

Se pide:

- determinar el tiempo que tarda en producirse el contacto de  $S_1$  con la superficie terrestre;
- ¿podrá ser observado el impacto desde  $S_2$ ?  
(lógicamente la tierra debe considerarse como opaca)



*situación inicial de los satélites y órbitas, antes de la reducción de velocidad de  $S_1$*

(Ejercicio 29, Curso 94/95)