

Solución Aux II

Prof: P. Martens

P. Aux: J. Acuña

P1 Para resolver este problema aplicaremos la ecuación de Binet.

$$a) \quad \frac{d^2 u}{d\theta^2} + u = -\frac{m}{L^2 u^2} F(u) \quad (1)$$

$$u = \frac{1}{r} = \frac{1}{2R \cos \theta} \quad (2)$$

$$\frac{du}{d\theta} = \frac{-\sin \theta}{2R \cos^2 \theta} \quad ; \quad \frac{d^2 u}{d\theta^2} = \frac{1}{2R} \left[\frac{1 + \sin^2 \theta}{\cos^3 \theta} \right]$$

Reemplazando en (1)

$$\frac{1}{2R} \left[\frac{1 + \sin^2 \theta}{\cos^3 \theta} \right] + \frac{1}{2R \cos \theta} = -\frac{m}{L^2} \frac{1}{u^2} F(u)$$

$$\frac{1}{2R} \left(\frac{1 + \sin^2 \theta + \cos^2 \theta}{\cos^3 \theta} \right) = -\frac{m}{L^2} \left(\frac{1}{(2R \cos \theta)^2} \right)^{-1} F(u)$$

$$\frac{1}{2R} \frac{1+1}{\cos^3 \theta} = -\frac{m}{L^2} (2R)^2 \cos^2 \theta F(u)$$

$$-\frac{L^2}{m} \frac{2}{(2R)^3 \cos^5 \theta} = F(u)$$

$$\text{Pero } \frac{1}{\cos^5 \theta} = (2R)^5 u^5 \quad (\text{revisar en ec. 2})$$

$$\Rightarrow -\frac{L^2}{m} \frac{2}{(2R)^3} (2R)^5 u^5 = F(u)$$

$$\Rightarrow F(u) = -2 \frac{L^2}{m} (2R)^2 u^5$$

$$\boxed{F(r) = -2 \frac{L^2}{m} (2R)^2 \frac{1}{r^5}}$$

$$b) \quad r(\theta) = 2R \cos \theta \Rightarrow \quad r_{\text{MAX}} = 2R$$

$$\begin{aligned} W &= \int_{2R}^{\infty} \frac{-2(2R)^2 L^2}{m} r^{-5} dr \\ &= -\frac{8L^2 R^2}{m} \left(\frac{r^{-4}}{-4} \right) \Big|_{2R}^{\infty} \\ &= -\frac{8L^2 R^2}{m} \left[\frac{1}{\infty} - \frac{1}{-4(2R)^4} \right] \end{aligned}$$

$$\boxed{W = \frac{-L^2}{8mR^2}}$$

$$F(r) = -\frac{L^2}{m r^3} \Rightarrow F(u) = -\frac{L^2}{m} u^3$$

Reemplazando en la ec. de Binet

$$\frac{d^2 u}{d\theta^2} + u = -\frac{m}{L^2 u^2} \cdot \left(-\frac{L^2}{m} u^3\right)$$

$$\frac{d^2 u}{d\theta^2} = 0$$

$$\Rightarrow u = A + B\theta \Rightarrow \boxed{r = \frac{1}{A + B\theta}}$$

P3

$$\text{Llamando } r_{\min} = 800 + 6,37 \cdot 10^3 \text{ km}$$

$$r_{\max} = (8 + 6,37) \cdot 10^6 \text{ m}$$

Usamos la ecuación de Energía ($m_s = \text{masa satélite}$)

$$\frac{1}{2} m v_0^2 - \frac{G M m_s}{r_{\min}} = \frac{1}{2} m v_m^2 - \frac{G M m_s}{r_{\max}} \quad (1)$$

Ya se puede despejar usando conservación de $\vec{L}$

$$L_0 = L_f$$

$$m r_{\min}^2 \dot{\theta}_0 = m r_{\max}^2 \dot{\theta}_f$$

$$r_{\min} \underbrace{(\dot{\theta}_0)^2}_{v_0^2} = r_{\max} \underbrace{(\dot{\theta}_f)^2}_{v_m^2}$$

$$\Rightarrow v_m^2 = \left(\frac{r_{\min}}{r_{\max}}\right)^2 v_0^2$$

Por esto es q' dan el dato q' la velocidad es // a la superficie

Reemplazando en (1)

- 4) a) La órbita inicial era circular $\Rightarrow E < 0$
 después de perder 2% de K , $E < 0 \Rightarrow$ la órbita es elíptica
 No puede ser circular porque $\frac{mv^2}{r} \neq F_{\text{centrípeta}}$.

b) Primero tenemos la órbita circular



Después del choque se conserva E y L
 entre las posiciones a) y b)



$$E_b = E_a$$

$$\frac{1}{2} m v_b^2 - \frac{G M m}{r_b} = 0,98 K_c - \frac{G M m}{r_c}$$

v_b lo obtenemos de conservación de L

$$r_a^2 v_a^2 = r_b^2 v_b^2$$

$$v_b^2 = v_a^2 \left(\frac{r_a}{r_b} \right)^2$$

$$\Rightarrow \frac{1}{2} m v_b^2 = 0,98 K_c \left(\frac{r_a}{r_b} \right)^2$$

$$0,98 K_c \left(\frac{r_a}{r_b} \right)^2 - \frac{G M m}{r_b} = 0,98 K_c - \frac{G M m}{r_c}$$

K_c lo obtenemos de $\vec{F} = m\vec{a}$ para la órbita circular

$$\frac{G M m}{r_c^2} = m \frac{v_c^2}{r_c} \Rightarrow \frac{1}{2} m v_c^2 = \frac{1}{2} \frac{G M m}{r_c}$$

$$0,98 \cdot \frac{1}{2} \frac{G M m}{r_c} \left(\frac{r_c}{r_b} \right)^2 - \frac{G M m}{r_b} = 0,98 \cdot \frac{1}{2} \frac{G M m}{r_c} - \frac{G M m}{r_c}$$

$$0,49 \frac{r_c}{r_b^2} - \frac{1}{r_b} = (0,49 - 1) \frac{1}{r_c}$$

Cont P4

$$0,49r_c - r_b = -\frac{0,51r_b^2}{r_c}$$

$$\frac{0,51}{r_c} r_b^2 - r_b + 0,49r_c = 0$$

$$r_b = \frac{1 \pm \sqrt{1 - 4 \cdot 0,51 \cdot 0,49}}{\frac{2 \cdot 0,51}{r_c}}$$

$$= \frac{1 \pm 0,02}{1,02} r_c < \frac{0,98}{1,02} r_c$$

El radio mínimo es $\frac{0,98}{1,02} r_c = \frac{0,98}{1,02} (6,37 + 4,2) \cdot 10^6 \text{ m}$

$$= 10,15 \cdot 10^6 \text{ m}$$

$\Rightarrow$ El satélite no choca con la tierra.