

Lista 14 - Galvanito

1

1ª Questão

R_{ST} = Distância Sol-Terra .

$$R_{ST} = 1,496 \times 10^{11} \text{ m}$$

R_{Te} = Distância Terra-Lua

$$R_{Te} = 3,84 \times 10^8 \text{ m}$$

$$M_S = \text{massa do Sol} = 1,99 \times 10^{30} \text{ kg}$$

$$M_T = \text{" da Terra} = 5,98 \times 10^{24} \text{ kg}$$

$$M_L = \text{" da Lua} = 7,36 \times 10^{22} \text{ kg}$$

Eclipse solar $\rightarrow$ $\left\{ \begin{array}{l} \bullet \text{ Lua, Terra e Sol estão alinhados} \\ \bullet \text{ A Lua encontra-se entre a Terra} \\ \quad \text{e o Sol} \end{array} \right.$

(2)



Logo a distância entre o sol e a lua (r_{SL}) é

$$r_{SL} = r_{ST} - r_{TE}$$

$$= 1,496 \times 10^{11} - 3,84 \times 10^8$$

$$r_{SL} = 1,492 \times 10^{11} \text{ m}$$

Assim:

$$a) F_{ST} = \frac{G M_S M_T}{r_{ST}^2}$$

$$F_{ST} = \frac{(6,67 \times 10^{-11}) (1,99 \times 10^{30}) (5,98 \times 10^{24})}{(1,496 \times 10^{11})^2}$$

$$F_{ST} = 3,55 \times 10^{22} \text{ N}$$

(3)

$$b) F_{TL} = \frac{(6.67 \times 10^{-11})(5.98 \times 10^{24})(7.36 \times 10^{22})}{(3.84 \times 10^8)^2}$$

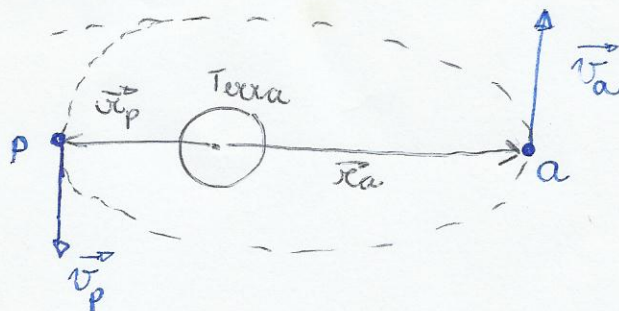
$$F_{TL} = 1.99 \times 10^{20} \text{ N}$$

$$c) F_{SL} = \frac{(6.67 \times 10^{-11})(1.99 \times 10^{30})(7.36 \times 10^{22})}{(1.492 \times 10^{11})^2}$$

$$F_{SL} = 4.39 \times 10^{20} \text{ N}$$

É interessante observarmos que a força exercida pelo sol sobre a lua é bem mais forte que a força exercida pela Terra sobre a lua. Assim, temos que a lua orbita mais o sol do que ~~ela~~ orbita a Terra.

2

2ª Questão

Perigeu — Distância mínima entre o satélite e a Terra, enquanto que a máxima distância chama-se apogeu.

⇒ Como o satélite move-se do perigeu ao apogeu, e afasta-se cada vez mais da Terra. Assim, a componente da força gravitacional exercida pela Terra sobre o satélite é oposta ao vetor velocidade.

O trabalho, feito sobre o satélite, é negativo e o que causa sua desaceleração, de acordo com o teorema trabalho-energia. De modo que, esperamos que a velocidade no apogeu seja menor do que no perigeu.

O momento angular do satélite em relação a Terra é

$$\vec{L} = \vec{r} \times \vec{p} = \vec{r} \times m \vec{v} = m (\vec{r} \times \vec{v})$$

A magnitude nas posições de interesse são:

$$L_a = m_a r_a v_a \text{ (Apogeu)} \quad L_p = m_p r_p v_p$$

Como o satélite se move em uma órbita elíptica em torno da Terra, seu momento angular é constante e temos:

$$m_a r_a v_a = m_p r_p v_p$$

$$m_a = m_p = m$$

$$v_a = \frac{r_p}{r_a} v_p$$

3ª Questão

5

⇒ Inicialmente determinamos o raio da órbita geossíncrona e em seguida, calculamos a energia necessária p/ colocar o satélite nesta órbita.

órbita geossíncrona - aquela em que o satélite permanece sobre um único local da Terra (durante todo período)

→ O período T da órbita de ser igual ao um dia, ou seja, $T = 86400 \text{ s}$. Isso significa, que o satélite gasta o mesmo tempo para viajar em torno da Terra, que esta para dar uma volta em torno de seu próprio eixo.

Pela 3ª lei de Kepler

$$T^2 = k r^3$$

p/ a Terra temos.

$$k_T = \frac{4\pi^2}{GM_T} = 9.89 \times 10^{-14} \text{ s}^2/\text{m}^3$$

$$r^3 = \frac{T^2}{k_T} \rightarrow r = \sqrt[3]{\frac{T^2}{k_T}}$$

$$r = \sqrt[3]{\frac{(86400)^2}{9.9 \times 10^{-14}}} \Rightarrow$$

$$r_G = 4.23 \times 10^7 \text{ m}$$

(6)

onde R_G = raio da órbita geostacionária.

Mas, Qual o raio inicial da órbita do satélite
(~~?~~ imediatamente antes de ser lançado), assim:

$$R_T + 280 \text{ km} = R_T + 280 \times 10^3 = 6.65 \times 10^6 \text{ m} = R_i$$

↪ raio da Terra.

$$R_i = 6.65 \times 10^6 \text{ m}$$

Aplicando qui:

$$E = - \frac{GM_T m}{2R}$$

$$M_T = \text{Massa da Terra} = M$$

$$m = \text{Massa do satélite}$$

$$R_f = R_G$$

$$E_i = - \frac{GMm}{2R_i}$$

$$E_f = - \frac{GMm}{R_f}$$

$$\Delta E = E_f - E_i = E_{\text{dispositivo}}$$

$$\Delta E = - \frac{GMm}{2} \left(\frac{1}{R_f} - \frac{1}{R_i} \right)$$

$$\Delta E = - \frac{(6.67 \times 10^{-11})(5.98 \times 10^{24})(470)}{2} \times \left(\frac{1}{4.23 \times 10^7} - \frac{1}{6.65 \times 10^6} \right)$$

$$\Delta E = 1.19 \times 10^{10} \text{ J}$$

4ª Questão

7

Considerando a velocidade de escape lunar como a velocidade de escape a partir da superfície de uma lua estacionária no universo.

M = massa da lua

R_L = Raio da lua

M_T = " da Terra

R_T = " da Terra.

V_{esc} = Veloc. escape da lua

V_{lanc} = Velocidade de lançamento

V_{impact} = Velocidade de impacto

m_2 = massa da rocha lançada sobre a lua.

Considerando que:

R_m = Raio da Rocha na lua

R_{m_2}

$$\frac{1}{2} m v_{esc}^2 = \frac{GMm}{R_L}$$

Onde:

$$V_{esc} = \sqrt{\frac{2GM}{R_L}}$$

$$V_{lanc} = 2 \sqrt{\frac{2GM}{R_L}}$$

Para o vôo da lua p/ a Terra, temos:

$$\boxed{K_i + U_i = K_f + U_f}$$

$$\frac{1}{2} m v_{lanc}^2 - \frac{GMm}{R_L} - \frac{GMm}{R_{TL}} = \frac{1}{2} m v_{impact}^2 - \frac{GmM_m}{R_{m_2}} - \frac{GmM_T}{R_T}$$

(8)

$$\frac{4GM_m}{R_m} - \frac{GM_m}{R_m} - \frac{GM_T}{R_{Te}} = \frac{1}{2} v_{\text{impact}}^2 - \frac{GM_m}{R_{m2}} - \frac{GM_T}{R_T}$$

$$v_{\text{impact}} = \left[2G \left(\frac{3M_m}{R_m} + \frac{M_m}{R_{m2}} + \frac{M_T}{R_T} - \frac{M_T}{R_{Te}} \right) \right]^{1/2}$$

$$= \left[2G \left(\frac{3 \times 7.36 \times 10^{22} \text{ kg}}{1.74 \times 10^6 \text{ m}} + \frac{7.36 \times 10^{22} \text{ kg}}{3.84 \times 10^8 \text{ m}} + \right. \right.$$

$$\left. + \frac{5.98 \times 10^{24} \text{ kg}}{6.37 \times 10^6 \text{ m}} - \frac{5.98 \times 10^{24} \text{ kg}}{3.84 \times 10^8 \text{ m}} \right) \right]^{1/2}$$

$$= \left[2G \left(1.27 \times 10^{17} + 1.92 \times 10^{14} + 9.39 \times 10^{17} - 1.56 \times 10^{16} \right) \text{ kg/m} \right]^{1/2}$$

$$= \left[2 \cdot (6.67 \times 10^{-11} \text{ N} \cdot \text{m}^2 / \text{kg}^2) \cdot 10.5 \times 10^{17} \text{ kg} \cdot \text{m} \right]^{1/2}$$

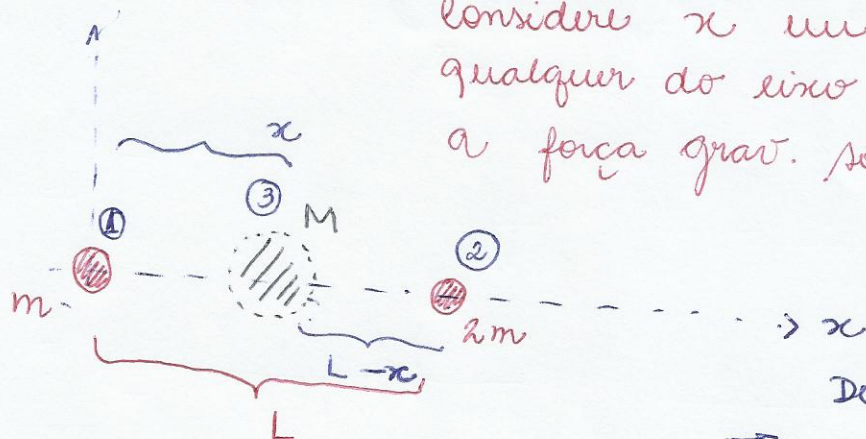
$$v_{\text{impact}} = 11.8 \text{ km/s}$$

5ª Questão

9

Considere x um ponto qualquer do eixo x que neste ponto a força grav. sobre M é nula.

A)



De modo geral:

$$\vec{F} = -G \frac{Mm}{r^2} \hat{x}$$

Aqui, no geral, temos

$$\vec{F} = -G \frac{Mm}{r^2} \hat{x}$$

$$m_1 = m$$

$$m_2 = 2m$$

Assim

$$\frac{GMm_1}{x^2} = \frac{GMm_2}{(L-x)^2}$$

$$\frac{GMm}{x^2} = \frac{GM2m}{(L-x)^2}$$

$$(L-x)^2 = 2x^2$$

Tomando a raiz em ambos os lados da equação, temos:

$$L-x = \sqrt{2} x$$

$$L = \sqrt{2} x + x = (1+\sqrt{2}) x$$

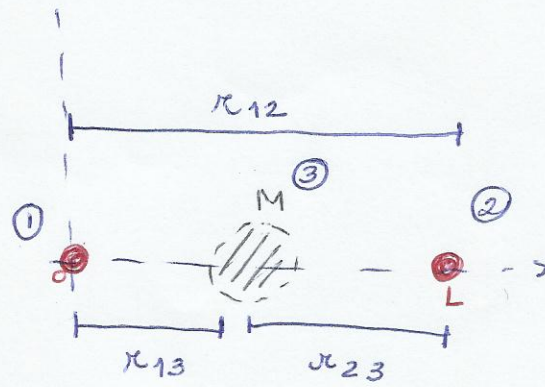
$$x = \frac{L}{(1+\sqrt{2})} \cdot (1-\sqrt{2}) = \frac{L(1-\sqrt{2})}{1-2} = -L(1-\sqrt{2})$$

$$x = L(\sqrt{2}-1)$$

$$x = 0,43L$$

B)

$$U = - \frac{GMm}{r}$$



$$U = U_{\text{total}} = U_{13} + U_{23} + U_{12}$$

$$r_{13} = 0,73L$$

$$r_{23} = L - x = L - 0,73L = 0,27L$$

$$r_{12} = L$$

$$U = - \frac{GMm}{0,73L} - \frac{GM2m}{0,27L} - \frac{G2m^2}{L}$$

$$U = - \frac{Gm}{L} \left(\frac{M}{0,73} + \frac{2M}{0,27} + \frac{2m}{1} \right)$$