

1. Un satellite artificiale, per entrare in orbita, deve passare da velocità nulla a $V=6 \text{ Km/s}$. Se i razzi gli imprimono un'accelerazione costante, pari al 40% dell'accelerazione di gravità g ,

- quanto tempo impiega il satellite per raggiungere la velocità finale e quanto spazio percorre in questo tempo?
- Se, una volta in orbita, i propulsori si spengono e il satellite si mantiene a velocità costante lungo l'orbita circolare, qual'è il raggio dell'orbita?
- Qual'è il periodo di un'orbita?

($G = 6.67 \cdot 10^{-11} \text{ N} \cdot \text{m}^2/\text{Kg}^2$, $M_T = 5.98 \cdot 10^{24} \text{ Kg}$, $R_T = 6.37 \cdot 10^6 \text{ m}$).

Soluzione

a) Per calcolare quanto tempo impiega per raggiungere la velocità finale usiamo la relazione

$$V = V_0 + a \cdot t$$

. Sapendo che il satellite parte da fermo, quindi $V_0 = 0$, si trova:

$$t = \frac{V}{a} = \frac{V}{0.4 \cdot g} = \frac{6000}{0.4 \cdot 9.8} = 1530.6 \text{ s}$$

Lo spazio percorso risulta uguale a:

$$s = \frac{1}{2} \cdot a \cdot t^2 = \frac{1}{2} \cdot (0.4 \cdot 9.8) \cdot 1530.6^2 = 4591.8 \text{ Km}$$

b) Una volta che il satellite ha raggiunto la sua orbita circolare intorno alla terra, esso è soggetto all'accelerazione centripeta

$$a_c = \frac{V^2}{R}$$

dove R è il raggio dell'orbita. L'accelerazione centripeta è dovuta alla forza di attrazione gravitazionale tra il satellite e la terra che si esprime tramite la legge della gravitazione di Newton:

$$F_g = G \frac{m \cdot M_T}{R^2}$$

Possiamo quindi scrivere la seconda legge della dinamica applicata al satellite:

$$F_g = m \cdot a_c \Rightarrow G \frac{m \cdot M_T}{R^2} = m \cdot \frac{V^2}{R}$$

dalla quale possiamo ricavare il raggio dell'orbita R :

$$R = \frac{G \cdot M_T}{V^2} = \frac{6.67 \cdot 10^{-11} \cdot 5.98 \cdot 10^{24}}{(6 \cdot 10^3)^2} = 11 \cdot 10^3 \text{ Km}$$

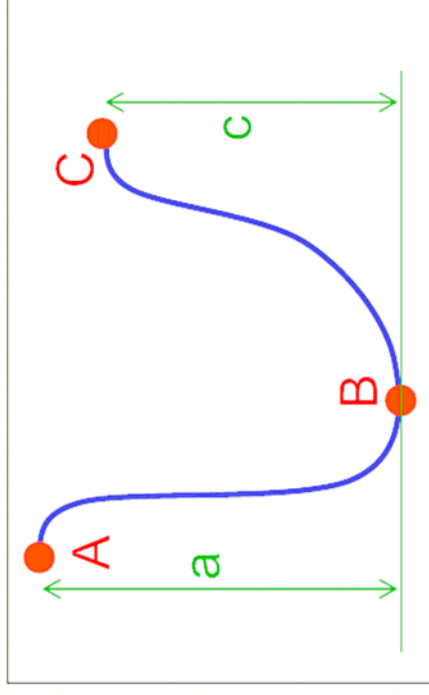
Da notare che entro le approssimazioni, il raggio dell'orbita risulta anche uguale al raggio della terra più lo spazio percorso dal satellite:

$$R = R_T + s = 6.37 \cdot 10^6 + 4.59 \cdot 10^6 = 11 \cdot 10^3 \text{ Km}$$

c) Il periodo dell'orbita T è pari al tempo che impiega il satellite per percorrere l'intera circonferenza. Dato che la velocità del satellite è V , abbiamo:

$$2\pi \cdot R = V \cdot T \Rightarrow T = \frac{2\pi \cdot R}{V} = \frac{2\pi \cdot 11 \cdot 10^6}{6 \cdot 10^3} = 11519 \text{ s} \approx 192 \text{ min.}$$

Esercizio – Un carrello di massa 100 Kg compie il percorso indicato in figura, passando dal punto A al punto C. Nota la velocità iniziale ($v_A=0$) e le differenze di quota tra A e B ($a=20$ m) e tra C e B ($c=18$ m), calcolare il valore dell'energia potenziale in A e della velocità in B e in C.



Soluzione – Scegliamo la costante dell'energia potenziale in modo che $E^{\text{pot}}_B=0$. In tal caso :

$$E^{\text{pot}}_A = m g a = 100 \times 9.8 \times 20 = 19600 \text{ J};$$

$$E^{\text{pot}}_A + \frac{1}{2} m v_A^2 = E^{\text{pot}}_B + \frac{1}{2} m v_B^2 = m g a = \frac{1}{2} m v_B^2 \Rightarrow$$

$$v_B^2 = 2 g a \Rightarrow v_B = (2 \times 9.8 \times 20)^{\frac{1}{2}} = 19.8 \text{ m/s};$$

$$m g a = \frac{1}{2} m v_C^2 + m g c \Rightarrow$$

$$v_C^2 = 2 g (a - c) \Rightarrow v_C = [2 \times 9.8 \times (20-18)]^{\frac{1}{2}} = 6.26 \text{ m/s}.$$

Esercizio – Una pallina di massa 1 Kg urta alla velocità di 1 cm/s una seconda pallina ferma, di massa 2 Kg. Dopo l'urto, le palline si appiccicano. Trovare la loro velocità e la variazione di energia cinetica nell'urto.



Soluzione –

$$m_1 v_{\text{ini}} = (m_1 + m_2) v_{\text{fin}} \Rightarrow$$

$$v_{\text{fin}} = v_{\text{ini}} \times m_1 / (m_1 + m_2) = .01 \times 1 / (1 + 2) = 0.33 \text{ cm/s};$$

$$\begin{aligned} \Delta T &= T_{\text{fin}} - T_{\text{ini}} = \frac{1}{2}(m_1 + m_2) v_{\text{fin}}^2 - \frac{1}{2} m_1 v_{\text{ini}}^2 = \\ &= 0.5 \times (1000 + 2000) \times 0.33^2 - 0.5 \times 1000 \times 1^2 = -333 \text{ erg}; \end{aligned}$$