

Un meteorite di massa 10,0 kg colpisce la superficie terrestre.

- Quanto vale la sua energia potenziale gravitazionale rispetto al centro della Terra?

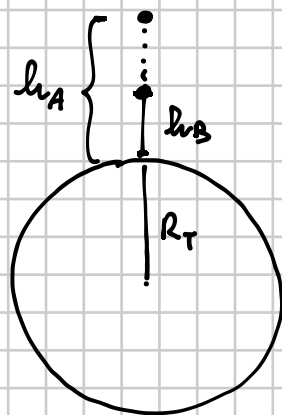
$[-6,25 \times 10^8 \text{ J}]$

$$U = -G \frac{M_T m}{R_T} = - \left(6,67 \times 10^{-11} \frac{\text{N} \cdot \text{m}^2}{\text{kg}^2} \right) \frac{(5,97 \times 10^{24} \text{ kg}) (10,0 \text{ kg})}{6,37 \times 10^6 \text{ m}} =$$

$$= - 6,251... \times 10^8 \text{ J} \approx \boxed{- 6,25 \times 10^8 \text{ J}}$$

ORA PROVA TU Un satellite di massa $m = 1,00 \times 10^3 \text{ kg}$, viene condotto da un'altitudine $h_A = 1,00 \times 10^6 \text{ m}$ dalla superficie terrestre a un'altitudine $h_B = 8,00 \times 10^4 \text{ m}$, perché si disintegri nell'atmosfera.

- Quale lavoro compie la forza gravitazionale della Terra sul satellite?
- Si ottiene una risposta accettabile, se si approssima la forza gravitazionale con la forza-peso a cui sarebbe sottoposto il satellite sul suolo terrestre? $[7,71 \times 10^9 \text{ J}]$



$$W_{A \rightarrow B} = -\Delta U = U_A - U_B =$$

$$= -G \frac{M_T m}{R_T + h_A} - \left(-G \frac{M_T m}{R_T + h_B} \right) =$$

$$= G M_T m \left[\frac{1}{R_T + h_B} - \frac{1}{R_T + h_A} \right] =$$

$$= (6,67 \times 10^{-11}) (5,97 \times 10^{24}) (1,00 \times 10^3) \left[\frac{1}{6,37 + 0,08} - \frac{1}{6,37 + 1,00} \right] \times 10^{-6} \text{ J}$$

$$h_B = 8,00 \times 10^4 \text{ m} = 0,0800 \times 10^6 \text{ m}$$

$$h_A = 1,00 \times 10^6 \text{ m}$$

$$R_T = 6,37 \times 10^6 \text{ m}$$

$$= 0,7706... \times 10^{10} \text{ J} \approx \boxed{7,71 \times 10^9 \text{ J}}$$

Se usassi la formula dell'ev. potenziale nei pressi della superficie terrestre:

$$W_{A \rightarrow B} = m g (h_A - h_B) = (1,00 \times 10^3 \text{ kg}) (9,8 \frac{\text{m}}{\text{s}^2}) [(1,00 - 0,08) \times 10^6 \text{ m}] = 9,016 \times 10^9 \text{ J}$$

NOTO DIVERSO DAL PREC.
NON ACCETTABILE

103 Un satellite artificiale della massa di $3,78 \times 10^4$ kg percorre attorno alla Terra un'orbita circolare che dura 10,3 h. Grazie all'azione dei razzi, esso viene poi portato su una seconda orbita circolare con una durata di 15,2 h.

- Calcola il lavoro compiuto dalla forza gravitazionale della Terra durante il cambio di orbita del satellite. (Considera costante la massa del satellite.)

$[-1,43 \times 10^{11} \text{ J}]$

3 LEGGE DI KEPLERO

$$\frac{r^3}{T^2} = \frac{GM_T}{4\pi^2}$$

⇓

$$r = \sqrt[3]{\frac{GM_T T^2}{4\pi^2}}$$

$$W_{A \rightarrow B} = U_A - U_B = -GM_T m \frac{1}{r_A} + GM_T m \frac{1}{r_B} =$$

↓
per il fatto che la forza gravitazionale è conservativa, il lavoro non dipende dalla traiettoria percorsa per passare da un'orbita all'altra

$$= GM_T m \left(\frac{1}{r_B} - \frac{1}{r_A} \right) =$$

$$= GM_T m \left(\sqrt[3]{\frac{4\pi^2}{GM_T T_B^2}} - \sqrt[3]{\frac{4\pi^2}{GM_T T_A^2}} \right) =$$

$$= GM_T m \sqrt[3]{\frac{4\pi^2}{GM_T}} \left(\frac{1}{\sqrt[3]{T_B^2}} - \frac{1}{\sqrt[3]{T_A^2}} \right) = m \sqrt[3]{G^2 M_T^2 4\pi^2} \left(\frac{1}{\sqrt[3]{T_B^2}} - \frac{1}{\sqrt[3]{T_A^2}} \right) =$$

$$= (3,78 \times 10^4) \sqrt[3]{(6,67^2 \times 10^{-22})(5,97^2 \times 10^{48}) 4\pi^2} \left(\frac{1}{\sqrt[3]{15,2^2 \times 3600^2}} - \frac{1}{\sqrt[3]{10,3^2 \times 3600^2}} \right) \text{ J} =$$

$$= -0,14316... \times 10^{12} \text{ J} \approx \boxed{-1,43 \times 10^{11} \text{ J}}$$