

**DIMOSTRA** Un pianeta di massa  $m$  esegue un'orbita ellittica con semiasse maggiore  $a$  attorno a una stella di massa  $M$ , nel sistema di riferimento in cui essa è ferma. Si dimostra che in questo caso l'energia meccanica totale del sistema stella-pianeta è  $E_{\text{tot}} = K + U = -G \frac{mM}{2a}$ .

- Dimostra che questo risultato è coerente con quello trovato nella domanda precedente.

Se l'orbita è circolare  $a = r = r$ , per cui

formula trovata in es. 115

$$K = G \frac{mM}{2r}$$

$$E_{\text{tot.}} = -K \Rightarrow U = -2K$$

### 121 PROBLEMA A PASSI

Un satellite di massa  $9,8 \times 10^3 \text{ kg}$  percorre un'orbita circolare a un'altezza di 480 km rispetto alla superficie terrestre, ma lo si deve portare su un'altra orbita circolare, alla quota di 910 km rispetto al suolo.

- Calcola quanta energia serve per portare a termine questa operazione. Considera costante la massa del satellite.

[ $1,7 \times 10^{10} \text{ J}$ ]

- 1 Calcola l'energia potenziale iniziale e finale del satellite.
- 2 Calcola l'energia cinetica iniziale e finale del satellite, utilizzando la relazione ottenuta nel problema 116.
- 3 Utilizza il teorema dell'energia cinetica per calcolare il lavoro fatto sul satellite.

$$U_1 = -G \frac{mM_T}{r_1}$$

$$U_2 = -G \frac{mM_T}{r_2}$$

$$K_1 = -\frac{U_1}{2} = \frac{GmM_T}{2r_1}$$

$$K_2 = -\frac{U_2}{2} = \frac{GmM_T}{2r_2}$$

TEOREMA DELL'EN. CINETICA

$$W = \Delta K = K_2 - K_1 = \frac{GmM_T}{2r_2} - \frac{GmM_T}{2r_1} = \frac{GmM_T}{2} \left( \frac{1}{r_2} - \frac{1}{r_1} \right) =$$

LAVORO DELLA FORZA GRAVITAZIONALE (RESISTENTE)

$r_2 = R_T + h_2$ ,  $r_1 = R_T + h_1$

$$= \frac{(6,67 \times 10^{-11})(9,8 \times 10^3)(5,97 \times 10^{24})}{2} \left[ \frac{1}{6371 + 910} - \frac{1}{6371 + 480} \right] \times 10^{-3} \text{ J} =$$

$$= -0,001681... \times 10^{13} \text{ J} \approx \boxed{-1,7 \times 10^{10} \text{ J}} \Rightarrow E = 1,7 \times 10^{10} \text{ J}$$

Attorno a una stella di massa  $M = 8,72 \times 10^{29}$  kg un pianeta di massa  $m = 2,86 \times 10^{22}$  kg descrive un'orbita ellittica con <sup>semi</sup>asse maggiore di  $3,50 \times 10^8$  km.

- Calcola la distanza del pianeta dalla sua stella quando il modulo della sua velocità è pari a  $v = 6,40 \times 10^4 \frac{\text{m}}{\text{s}}$ .

[ $2,73 \times 10^{10}$  m]

$$E_{\text{tot.}} = -G \frac{mM}{2a}$$

VEDI  
ES. 116

$$K = \frac{1}{2} m v^2 \quad \text{EN. CINETICA DEL PIANETA}$$

$$U = -G \frac{mM}{r} \quad \text{EN. POTENZIALE}$$

$$K + U = E_{\text{tot.}}$$

$$\frac{1}{2} m v^2 - G \frac{mM}{r} = -G \frac{mM}{2a}$$

$$+G \frac{M}{r} = +\frac{1}{2} v^2 + G \frac{M}{2a} \quad \frac{1}{r} = \frac{v^2}{2GM} + \frac{1}{2a}$$

$$r = \frac{1}{\frac{v^2}{2GM} + \frac{1}{2a}} = \frac{1}{\frac{(6,40 \times 10^4)^2}{2(6,67 \times 10^{-11})(8,72 \times 10^{29})} + \frac{1}{2(3,50 \times 10^{11})}} \quad m =$$

$$= 2,7292... \times 10^{10} \text{ m} \simeq \boxed{2,73 \times 10^{10} \text{ m}}$$