

GRAVITAZIONE:

Leggi di Keplero

$$\frac{\Delta A}{\Delta t} = \frac{L_S}{2m}$$

$$F = G \frac{m_1 m_2}{r_{12}^2}$$

$$T^2 = K a^3$$

$$= \frac{4\pi^2}{Gm} a^3$$

$$G = 6,674 \cdot 10^{-11} \frac{\text{Nm}^2}{\text{kg}^2}$$

Es 1

Considerando le orbite circolari e i pianeti

Come punti materiali

Calcolare le velocità orbitali della Terra e di Saturno

$$\begin{aligned} \frac{\Delta A}{\Delta t} &= \frac{L_S}{2m} \\ &= \frac{K m v}{2m} \\ &= \frac{1}{2} K v \end{aligned}$$

La velocità con cui si muove un pianeta in moto circolare uniforme è

$$v = \frac{2\pi r}{T}$$

Quindi

$$\frac{\Delta A}{\Delta t} = \frac{\pi r^2}{T}$$

Uranio $R_{sat} = 1,426 \cdot 10^6 \text{ km}$ $T_{sat} = 103 \cdot 10^7 \text{ s}$
 $R_{terra} = 150 \cdot 10^6 \text{ km}$ $T_{terra} = 3,15 \cdot 10^7 \text{ s}$

terra

$$\frac{\Delta A}{\Delta t} = \frac{\pi R_{terra}^2}{T_{terra}} = \frac{\pi \cdot 2,25 \cdot 10^{16} \text{ m}^2}{3,15 \cdot 10^7 \text{ s}} = 2,25 \cdot 10^9 \frac{\text{m}^2}{\text{s}}$$

Saturno

$$\frac{\Delta A}{\Delta t} = \frac{\pi R_{sat}^2}{T_{sat}} = \frac{\pi \cdot 2,03 \cdot 10^{16} \text{ m}^2}{103 \cdot 10^7 \text{ s}} = 6,21 \cdot 10^9 \frac{\text{m}^2}{\text{s}}$$

Es2:

determinare la distanza dalla superficie terrestre di un satellite geostazionario in orbita circolare.

Geostazionario vuol dire che il satellite vede sempre la stessa porzione di sup. terrestre, cioè che ha periodo di rivoluzione = periodo di rotazione terrestre

$$T = 1 \text{ giorno} = 86400 \text{ s}$$

Sappiamo che

$$T^2 = \frac{4\pi^2}{Gm} a^3$$

$$\begin{aligned} \rightarrow a &= \sqrt[3]{\frac{Gm}{4\pi^2} T^2} \\ &= 4,224 \cdot 10^7 \text{ m} \\ &= 42240 \text{ km} \end{aligned}$$

Ma questa è la distanza dal centro del moto
de è il centro della Terra
Quindi

$$\begin{aligned} h &= a - r_t \\ &= 4224 \cdot 10^7 \text{ m} - 6340 \cdot 10^6 \text{ m} \\ &= 3587 \cdot 10^7 \text{ m} \end{aligned}$$

calcoliamo anche la velocità

$$\begin{aligned} v &= \frac{2\pi r}{T} \\ &= 3072 \frac{\text{m}}{\text{s}} \end{aligned}$$

Es 3:

Si supponga di lanciare un oggetto dalla
Sup. terrestre con $v_0 = \sqrt{R_t g}$

- 1) verificare se la v_0 è inferiore alla velocità di fuga
- 2) Determinare l'altitudine massima raggiunta

1)

$$\begin{aligned} v_0 &= \sqrt{R_t g} \\ &= \sqrt{R_t \frac{Gm}{R_t^2}} \\ &= \sqrt{\frac{Gm}{R_t}} \end{aligned}$$

$$|g| = \frac{Gm}{r^2}$$

Vediamo se è più grande della velocità di fuga.

$$E = \frac{1}{2} m v^2 - \frac{G m_T m}{r} = \text{costante}$$

Se vogliamo la velocità di fuga $E=0$

$$\begin{aligned} \frac{1}{2} m v^2 &= \frac{G m_T m}{r} \\ \Rightarrow v &= \sqrt{\frac{2 G m_T}{r}} \end{aligned}$$

Quindi $v_0 < v$

2) Quando l'oggetto parte ha una energia

$$E_1 = \frac{1}{2} m v_0^2 - \frac{G m_T m}{r}$$

Consideriamo il punto iniziale come l'origine del moto quindi

$$E_1 = \frac{1}{2} m v_0^2$$

nel punto finale tutta l'energia cinetica è diventata potenziale

$$E_2 = \frac{G m_T m}{r^2} h = E_1$$

$$= \frac{G m_T m}{r^2} h = \frac{1}{2} m \frac{G m_T}{r_t}$$

$$= h = \frac{r_t}{2}$$

Es 3:

Un buco nero ha massa $m = 2 \cdot 10^{30} \text{ kg}$
determinare la distanza d dal suo centro
alla quale la velocità di fuga è la
velocità della luce.

$$E = \frac{1}{2} m v^2 - G \frac{m_b m}{r} = 0$$

$$\begin{array}{c} | \\ \rightarrow \end{array} \frac{1}{2} m c^2 = G \frac{m_b m}{r}$$

$$\begin{array}{c} | \\ \rightarrow \end{array} c = \sqrt{\frac{2 G m_b}{r}}$$
$$\begin{array}{c} | \\ = \end{array} 3 \text{ km}$$