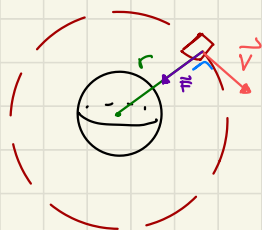


LG3 - Satelliti

Proposizione: Dato un satellite che compie un'orbita circolare intorno a un corpo ^{di massa M} , se la distanza tra centro del corpo e satellite vale r e il satellite si muove di velocità v , vale la formula

$$v^2 = \frac{GM}{r}$$

Dim:



Disegno tutte le forze che agiscono sul satellite. C'è solo la forza di gravitazione

$$F = G \frac{Mm}{r^2}$$

M massa pianeta
 m massa satellite

Per il satellite vale il II principio. In moduli

$$F_{TOT} = ma$$

$F_{TOT} = F$ poiché c'è solo la forza di gravitazione
 a è l'accelerazione centripeta e sappiamo che $a = a_c = \frac{v^2}{r}$

Sostituisco tutto: $G \frac{Mm}{r^2} = m \frac{v^2}{r}$ (La formula non dipende dalle masse del satellite)

→ ricavando v^2 ottengo

$$v^2 = \frac{GM}{r}$$

□

Oss: Più sono lontano, più orbito lentamente.

Def: Un satellite Geostazionario è un satellite che percorre un'orbita circolare intorno al pianeta nello stesso tempo che il pianeta compie un giro su se stesso.

In formule

$$T_{\text{rivoluzione satellite}} = T_{\text{rotazione pianeta}}$$

] Sono periodi.

Oss: Quindi, dalla superficie del pianeta, un satellite geostazionario appare fermo

Proposizione: Dato un satellite geostazionario, vale la seguente formula

$$r^3 = G M_p \left(\frac{R_p}{v_p} \right)^2$$

dove r distanza centro - satellite

M_p massa del pianeta intorno a cui ruota

R_p Raggio del pianeta

v_p velocità di rotazione del pianeta

Pertanto esiste solo un'orbita geostazionaria

Right Hand Side
membro di destra

(perché RHS è costante)

Dim: Per la dimostrazione precedente conosciamo la seguente relazione per v

$$v^2 = \frac{GM}{r}$$

Troviamo anche un altro modo di esprimere v .

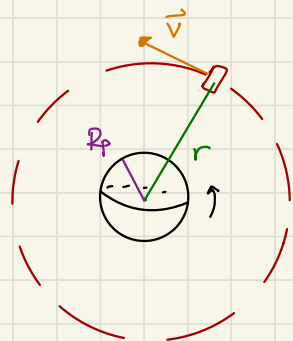
Dato che il satellite è geostazionario vale che

$$T_p = T_s$$

] Periodo rot = Periodo rivoluzione

Remind: Nei moti circolari vale che $\frac{2\pi R}{T} = v \implies T = \frac{2\pi R}{v}$

Pertanto



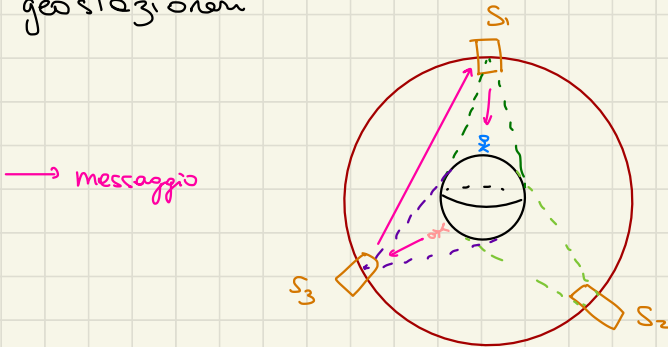
$$T_p = \frac{2\pi R_p}{v_p} = \frac{2\pi r}{v} = T_s$$

$$v = \frac{r}{R_p} v_p$$

Uguagliando la velocità v trovata nei due modi ottengo

$$\frac{r^2}{R_p^2} v_p^2 = \frac{GM}{r} \quad \text{ma} \quad r^3 = GM \left(\frac{R_p}{v_p} \right)^2 \quad \square$$

Oss (Per i futuri ingegneri delle telecomunicazioni): Per fare funzionare il GPS o le comunicazioni satellitari bastano 3 satelliti geostazionari



Bastano solo 3 satelliti perché questa configurazione è sempre la stessa nonostante le rotazioni