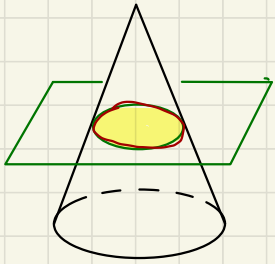


Prima Legge di Keplero. Le orbite dei satelliti sono coniche, ovvero sono intersezioni tra un piano e un cono. Questo risultato esce fuori dall'imposizione delle leggi di Gravitazione e da conservazione del momento angolare (Purtroppo con gli strumenti che abbiamo, non possiamo fare tutto matematicamente)



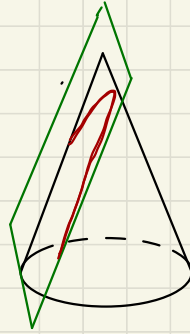
Cerchio: Piano parallelo alla base

$$x^2 + y^2 = 1$$



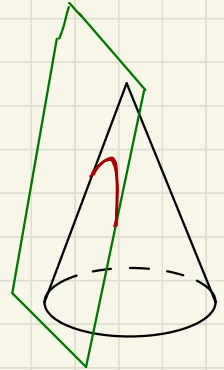
Ellisse: Piano inclinato da orizzontale fino a apertura cono
Orbite planetarie

$$\frac{x^2}{a^2} + \frac{y^2}{b^2} = 1$$



Parabola: Piano inclinato con la stessa inclinazione del cono.

$$y = ax^2 + bx + c$$

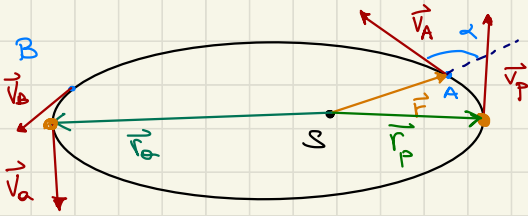


Iperbole: Piano inclinato da inclinazione cono a verticale

$$\frac{x^2}{a^2} - \frac{y^2}{b^2} = 1$$

Coniche: Luoghi di zeri di equazioni di II grado

Seconda Legge di Keplero: Derive dalla conservazione del momento angolare.



$$\vec{L} = \vec{r} \wedge \vec{p}$$

$$L = r_p \cdot \sin \alpha \\ = r m v \sin \alpha$$

Confronto la velocità al Perielio (Punto più vicino) e all'afelio (Punto più lontano)

Il momento angolare \vec{L} si conserva. Dunque $L_a = L_p$

$$L_a = r_a \cdot m v_a = r_p \cdot m v_p = L_p \quad \left[\begin{array}{l} \text{Ho ommesso } \sin \alpha \text{ poich\u00e9} \\ \text{in perielio e Afelio} \\ \alpha = 90^\circ \text{ e } \sin 90^\circ = 1 \end{array} \right]$$

$$v_p = \frac{r_a}{r_p} v_a$$

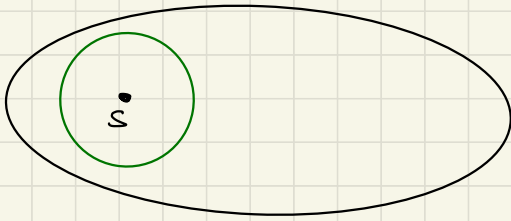
$$\text{Dato che } r_a > r_p \Rightarrow \frac{r_a}{r_p} > 1 \Rightarrow v_p > v_a$$

\Rightarrow In perielio sono pi\u00f9 veloce.

Terza Legge di Keplero :

$$\frac{a^3}{T^2}$$

è costante per tutte le orbite
Calcoliamo effettivamente questo
vale $\frac{a^3}{T^2} = k$



Prop: $k = \frac{a^3}{T^2} = \frac{GM}{4\pi^2}$

UTILE

Dim: Scelgo l'orbita circolare; in questo caso $a = r$ raggio del cerchio.

Nel moto circolare $\frac{2\pi r}{v} = T$ e inoltre questo è il moto di un satellite $\Rightarrow v^2 = \frac{GM}{r}$ Ricavo T .

$$\frac{4\pi^2 r^2}{v^2} = T^2 \quad \Rightarrow \quad \frac{4\pi^2 r^2}{GM} r = T^2$$

La costante vale $\frac{a^3}{T^2} = \frac{r^3}{4\pi^2 r^3} GM = \frac{GM}{4\pi^2}$

Che è effettivamente una costante poiché non dipende da nulla se non da M masse del corpo intorno a cui ruotano i pianeti.

□