

- sempre legata a moti dei pianeti
1. a lungo dominante sistema di Tolomeo (II sec. a.C.) geocentrico: Terra al centro dell'universo
Inegualità / discrepanze del moto sistema corrette da Tolomeo e astronomi successivi con Epiachi: il centro stell' orbita dei pianeti descrive circonferenza attorno alla Terra.
 2. 1500 ca. ~~Tolomeo~~^{Copernico} propone sistema geocentrico
 3. Tycho Brahe (1600) compie molte osservazioni molto accurate (misure con strumenti di precisione) (osservazioni precise entro 2' di arco)
 4. Keplero negli anni 1601-1612 elabora le osservazioni di Brahe

Leggi di Keplero

di ciascun pianeta

- 1^a (1602) il moto dei pianeti spazza aree uguali in tempi uguali (precedentemente formulata come velocità inversamente prop. a distanza dal sole)
- quindi osservò che un'orbita ellittica si adatta bene ai dati dell'orbita di Marte attorno al sole (1605)

Quindi:

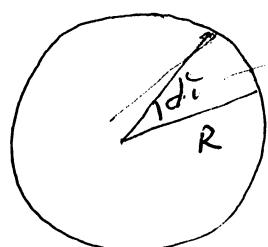
- 1^a: i pianeti percorrono orbite ellittiche con il Sole in uno dei fuochi (ma gli esodi di Tycho sotenevano proprietà delle osservazioni così Keplero non poté pubblicare risultati fino al 1609)
- 3^a (1618) i rapporti dei periodi dei moti orbitali stanno tra loro come (sono proporzionali a) i cubi delle distanze medie dal Sole (scambi maggiori delle orbite) $T^2 = \text{cost } a^3$

Grav. (2)

Nel 1610 Galileo aveva comunicato a Keplero la sua scoperta dei satelliti di Giove.

- Keplero compie osservazioni sul moto dei satelliti che corroborano le sue leggi, ma queste volta con Giove in un fuoco
- Keplero riteneva che per il moto occorresse una forza: tanto maggiore la forza tanto maggiore il moto (la velocità). Concluse quindi che la maggiore velocità dei pianeti in prossimità del Sole sia dovuta alla maggiore forza esercitata da questo
→ conclusione corretta ma presupposti errati

Newton n 1685: orbite n circolari



$$dA = R d\theta$$

3 legge Keplero

~~dA/t = costante per ogni orbita~~
~~dA/t = costante per sistema~~

$$T^2 = C_S R^3$$

C_S è costante nulla per sistema solare

Se considero invece l'urna di Giove ha una diversa costante C_g

Attenzione 2^a Kep. mi dice $\frac{dA}{dt} = \text{cost}$
ma è una costante differente per ciascuna orbita

grav. (3)

$$T^2 = C_S R^3$$

ma per orbita circolare $\frac{dA}{dt} = \text{cost} \Rightarrow R \frac{di}{dt} = \text{cost}$

$$\Rightarrow \omega R = \text{cost} \Rightarrow \omega = c_R = \omega_R$$

$$\left. \begin{aligned} T &= \frac{2\pi}{\omega_R} \\ T^2 &= C_S R^3 \end{aligned} \right\} \Rightarrow 1/\omega^2 = K_S R^3$$

$$\text{Ma } a_R = \omega^2 R = \frac{1}{K_S} \frac{R}{R^3} = \frac{1}{K_S} \cdot \frac{1}{R^2}$$

$$\text{e } F = ma \Rightarrow F(R) = \frac{1}{K_S} \frac{m}{R^2} \text{ (centripeta)}$$

così Newton ottiene che la forza ~~attrattiva~~, centripeta, esercitata dal Sole su pianeta è prop.

a massa del pianeta e inversamente prop. al quadrato della dist. Sole - pianeta

$$F_{Sp}(R) = \frac{1}{K_S} \frac{M_P}{R^2}$$

Anzitutto è interessante osservare che la forza gravitazionale è proporzionale alla M_P che determina inerzia del pianeta

\Rightarrow massa gravitazionale "passiva" proporzionale a massa inerziale

ma la 3^a legge di Keplero

Grav. ④

è legge universale; vale con altra costante per satelliti di Giove.

Vale quindi con costante K_P per moto attorno a pianeta P

Quindi la forza esercitata da pianeta P su corpo (particella) di massa M è

$$F = \frac{1}{K_P} \frac{M}{R^2}$$

quindi forza esercitata da P su Sole

$$F_{PS} = \frac{1}{K_P} \frac{M_S}{R^2}$$

Ma per 3° principio dinamica

$$F_{PS} = F_{SP} \Rightarrow \frac{1}{K_P} \frac{M_S}{R^2} = \frac{1}{K_S} \frac{M_P}{R^2}$$

$$\Rightarrow M_S K_S = M_P K_P$$

con M_S e M_P qualsiasi, quindi

$$M_S K_S = M_P K_P = \gamma \quad \underline{\text{costante universale}}$$

Allora $\frac{1}{K_S} = \frac{M_S}{\gamma} \quad \frac{1}{\gamma} = G$

$$F_{SP} = F_{PS} = G \frac{M_S M_P}{R^2}$$

Legge della gravitazione di Newton

Grav ⑤

$$[G] = [N] \text{ } H^{-2} L^2 \quad (N \cdot m^2 \cdot kg^{-2} \text{ in SI})$$

$$[N] = \cancel{\text{forza}} \text{ } H \cdot L \cdot T^{-2}$$

$$[G] = H^{-1} L^3 \cdot T^{-2} \quad (m^3 \cdot kg^{-1} s^{-2} \text{ SI})$$

$$G = 6.67 \times 10^{-11} \text{ } m^3 kg^{-1} s^{-2}$$

Ma come la misure? olio conoscere i valori delle due masse...
vorremo poi

$$F_{sp} = G \frac{M_s M_p}{R^2}$$

La forza esercitata da Sole su pianeta
è prop. a M inerziale Sole (massa grav.
attiva) e a m inerziale pianeta
(massa grav. passiva) e all'inverso del
quadrato della distanza

(6)

Domanda (Newton):

la forza che fa "cadere" una mela sulla terra è la stessa che fa "cadere" la luna? ha la stessa origine di quella che fa "cadere" la luna sulla terra?

Per Terra - Luna posso ancora tenere vali le appross corpi puntiformi, per Terra - mela no.

- Come calcolo forza che Terra esercita su mela?
- C'è anche altro problema: pianeta P esercita su Sole F_{PS} \Rightarrow Sole si muove di moto accelerato: Keplero considera moto di pianeti risp. Sole: ho solo approssimazione che regge perché $M_S \gg M_P$? e se è così vale ^{Keplero nelle} descrizione di moto Luna risp. Terra!

Vediamo prima (b)

$$F_{12} = F_{21} = G \frac{m_1 m_2}{R^2}$$

$$\left. \begin{array}{l} a_1 = \frac{G m_2}{R^2} \\ a_2 = \frac{G m_1}{R^2} \end{array} \right\} \text{rispetto sist. inerziale}$$

$$\text{con } \frac{\vec{a}_1}{|\vec{a}_1|} = - \frac{\vec{a}_2}{|\vec{a}_2|}$$

l'acc. di m_2 risp. m_1 è: $\vec{a}'_2 = \vec{a}_2 - \vec{a}_1$
 quantità $|\vec{a}'_2| = |\vec{a}_2 - \vec{a}_1| = \frac{G}{R^2} / (m_1 + m_2)$

$$a_R = \frac{G}{R^2} (m_1 + m_2)$$

è il modulo dell'accelerazione relativa
 di un corpo rispetto all'altro.

Su entrambi agisce forza $F_{12} = G \frac{m_1 m_2}{R^2}$

$$\text{Scrivendo } a_R = \frac{F_{12}}{m_{12}}$$

m_{12} ha dim. di massa e

$$m_{12} = \frac{F_{12}}{a_R} = \frac{m_1 m_2}{m_1 + m_2}$$

→ massa rioluta del sistema m_1, m_2
 ovunque olei che corpi si muove
rispetto all'altro come corpo di massa
 m_{12} in sist. inerziale su cui agisca F_{12}

(8)

Grav.

Quindi: la sola "correzione"
a Keplero quando non valga l'approx
 $M \gg m$ è la sost $m \rightarrow \mu = \frac{mM}{m+M}$

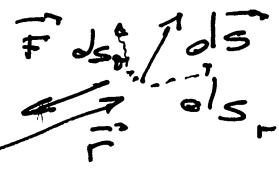
Grau.

(9)

$$\vec{F}_g = -G \frac{mM}{r^3} \vec{r}$$

è conservativa?

$$\Delta W = \vec{F} \cdot d\vec{s}$$



$$d\vec{s} = d\vec{s}_r \hat{u}_r + d\vec{s}_\theta \hat{u}_\theta$$

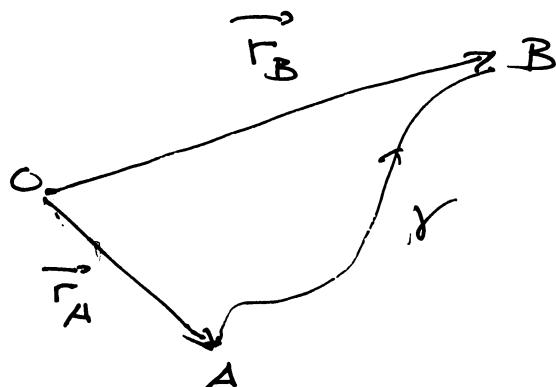
$$\vec{F}(F) = F_r(F) \hat{u}_r$$

ha solo componenti radiali

$$\Delta W = \vec{F} \cdot d\vec{s} = F(r) d\vec{s}_r = F(r) dr$$

$$W_{AB} = \int_{r_A}^{r_B} \vec{F} \cdot d\vec{s} = \int_{r_A}^{r_B} F(r) dr$$

lavoro solo da r se $F(F) = F(r)$



Se posso scrivere
 $F(\vec{r}) = F(r)$:

$$W_{AB} = \int_{r_A}^{r_B} F(r) dr$$

lavoro solo da r_B e r_A non dalla traiettoria per andare A → B

sinistra

$$W_{AB} = \int_{r_A}^{r_B} F(r) dr = U(r_B) - U(r_A)$$

Il risultato ottenuto è conseguenza delle seguenti caratteristiche di \vec{F} :

- $\vec{F}(\vec{r}) = F(r) \hat{u}_r$: in ogni punto la \vec{F} è diretta lungo congruente con \hat{u}_r
O: centro della forza
- $\overset{\text{una}}{\vec{F}}(\vec{r}) = F(r) \hat{u}_r$: in ogni punto $P(\vec{r})$ l'intensità della forza dipende solo da distanza di P da O

Quindi: $\vec{F}(\vec{r}) = F(r) \hat{u}_r$

Forze con queste caratteristiche si chiamano:
forze centrali

Dimostrato che:

tutte le forze centrali sono conservative

(11)

Vediamo calcolo esplicito dell' E_p per F_g Grav.

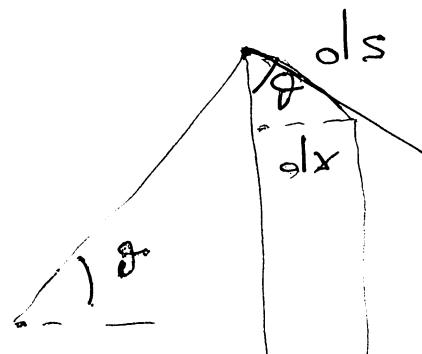
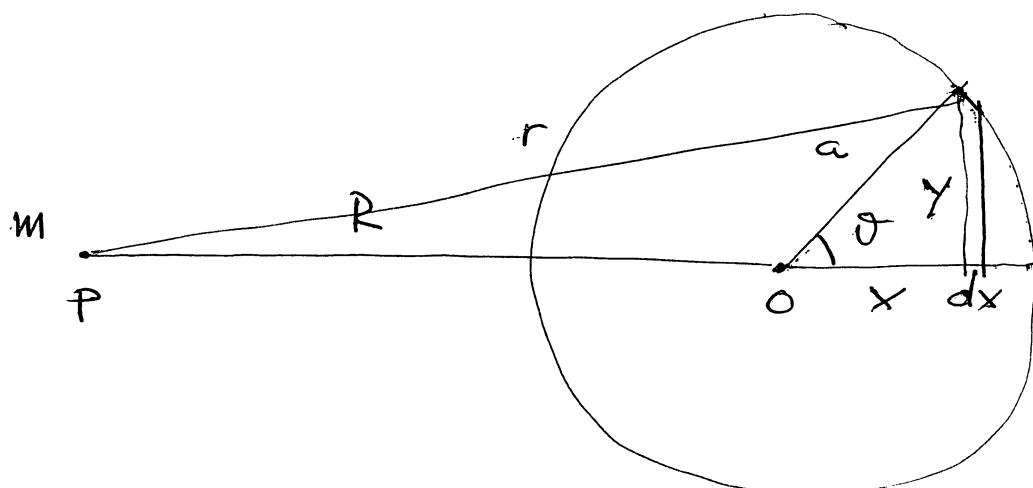
$$\begin{aligned} \Delta V_{AB} &= -W_{AB} = + \int_{r_A}^{r_B} \bar{F}(r) dr = - \int_{r_A}^{r_B} G \frac{m M}{r^2} dr \\ &= -G m M \left(\frac{1}{r_B} - \frac{1}{r_A} \right) \end{aligned}$$

possiamo scegliere arbitraria mente l'energia potenziale di riferimento perché è fisicamente rilevante solo ΔV

- Di solito si pone $V(r) = -G \frac{m M}{r}$
quindi $\lim_{r \rightarrow \infty} V(r) = 0$: energia pot.
di riferimento $V=0$ è a $r=\infty$
con questa convenzione $V(r)$ è definita negativa

Calcolo energia potenziale di interazione
tra massa m puntiforme e massa M
distribuita con simmetria sferica

- Guscio sferico omogeneo: massa M
raggio a
centro O
- m in P $\overrightarrow{OP} = R$



$$dx = ds \sin \theta$$

densità di massa per unità di sup. del
disco: μ

dM : massa della corona di raggio y e ds
 $dM = 2\pi y ds \mu = 2\pi a \sin \theta ds \mu = 2\pi a dx \mu$

$r^2 = (R+x)^2 + y^2$, tutta la corona si trova
a distanza r

$$= R^2 + x^2 + 2Rx + a^2 - x^2$$

$$dr(r^2) = 2r dr = 2R dx$$

$$dV = - \frac{G m dM}{r} = - G m \mu \frac{2\pi a}{r} dx$$

ma $\frac{dx}{r} = \frac{dr}{R}$

$$dV = - G m \mu \frac{2\pi a}{R} \frac{dr}{r}$$

$$V = \int_{R-a}^{R+a} - \frac{G m \mu 2\pi a}{R} dr$$

$$= - \frac{4\pi G m \mu a^2}{R}$$

$$\text{ma } \mu = \frac{M}{4\pi a^2}$$

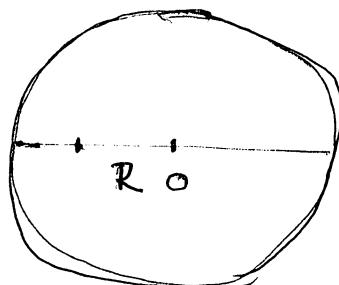
$$V = - \frac{GMm}{R}$$

per punto P esterno a guscio sferico

Se punto P è interno a guscio
 $R < a$: gli estremi di integr.

$$\text{sono } a-R < r < R+a$$

$$V = \int_{a-R}^{R+a} - \frac{G m \mu 2\pi a}{R} dr$$



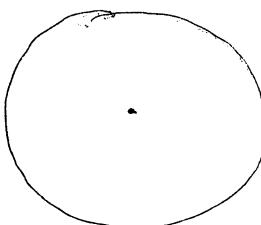
$$= - G m \mu 4\pi a = - \frac{GMm}{a} = \text{costante}$$

Quindi: per P esterno a guscio $V(R)$ è uguale a energia pot. che si ha per tutta M in O;

$$\text{per P interno } (R < a) \quad V(R) = \text{costante} \Rightarrow F(R) = 0$$

quindi se ho distrib. di massa a simmetria gravitazionale sferica: $\rho = \rho(r)$

(14)



la forza agente su massa m distante R dal centro è = alla forza che avrei su m se tutta la massa $M(R) = \int_0^R 4\pi r^2 \rho(r) dr$ fosse posta nel centro

Nel caso di distribuzione sferica omogenea di raggio R_0 e massa M $\rho = \frac{3M}{4\pi R_0^3}$

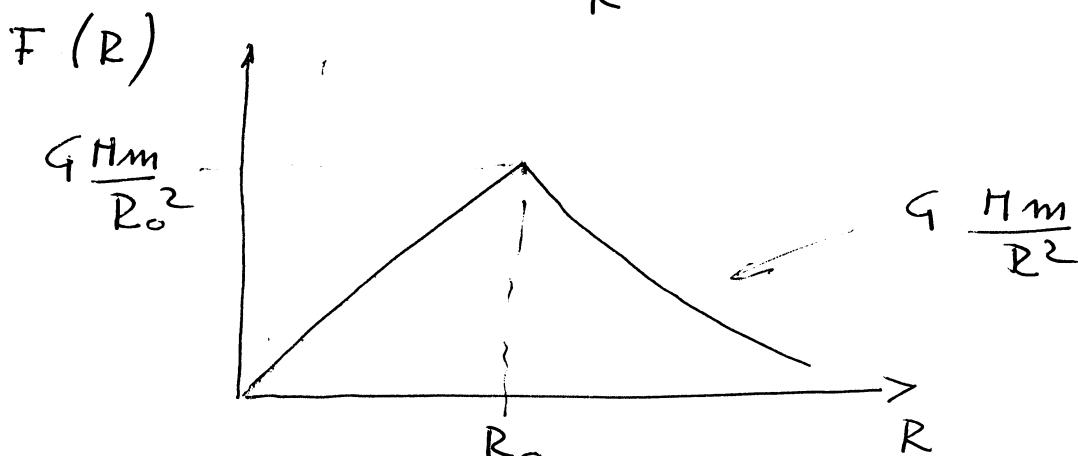
$$M(R) = \int_0^R 4\pi r^2 \frac{3M}{4\pi R_0^3} dr = M \left(\frac{R}{R_0}\right)^3 \text{ per } R < R_0$$

$$= M \text{ per } R \geq R_0$$

$$F(R) = G m M \left(\frac{R}{R_0}\right)^3 \cdot \frac{1}{R^2} \quad | \quad R < R_0$$

$$= G \frac{m M}{R_0^3} R \quad | \quad R > R_0$$

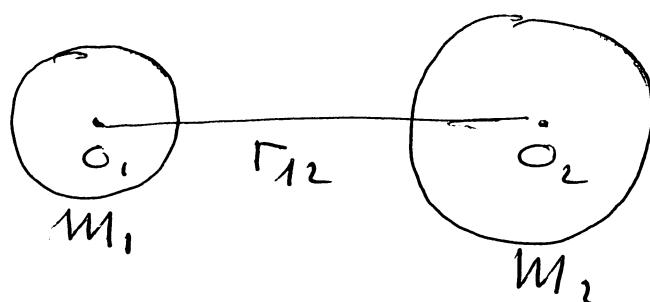
$$F(R) = \frac{G m M}{R^2} \quad R > R_0$$



grav (15)

per 3° principio (o considerando che
si è ottenuta V , e da questa F) la relazione
trovata vale anche per forza esercitata da m
puntiforme su distrib. di massa a simm.
sfERICA

Da questo si ottiene che la forza che
si esercita fra due distrib. sfERIChe di massa
 M_1 centrata in O_1 e M_2 centrata in O_2
é la stessa che se M_1 fosse tutta in O_1 e M_2
tutta in O_2



$$F_{12} = G \frac{M_1 M_2}{r_{12}^2}$$

Quindi se M_\oplus è massa Terra

M_L è massa Luna
 M n metri

R_\oplus raggio Terra

R_L distanza tra centro Terra e
centro Luna

per mola ha $F_m = G \frac{M_\oplus M}{R_\oplus^2}$

$$a_M = G \frac{M_\oplus}{R_\oplus^2}$$

per Luna $F_L = G \frac{M_\oplus M_L}{R_L^2}$

(16)

$$a_L = G \frac{M_\oplus}{R_L^2}$$

quindi $\frac{a_m}{a_L} = \frac{R_L^2}{R_\oplus^2}$

ma attenzione: è il rapporto tra le accelerazioni in un sistema inerziale; accelerazione di Luna verso C.M. del sistema Terra-Luna ecc.

Se misuro accelerazione rispetto a centro della terra

$$a_m = \frac{F_m}{\mu_m}$$

$$a_L = \frac{F_L}{\mu_L}$$

con $\mu_m = \frac{M_\oplus M}{M_\oplus + M} = m$ quasi esatto

$$\mu_L = \frac{M_\oplus M_L}{M_\oplus + M_L} \sim M_L$$

ma non
vedere l'effetto
di \oplus

ma se dispongo di misure precise questa appross. può essere esatta