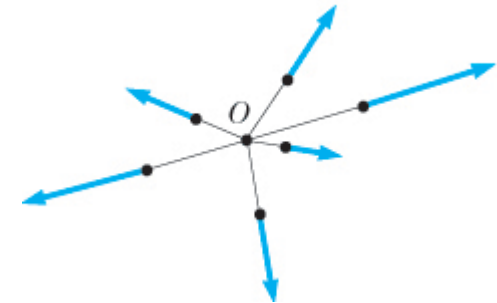


Gravitazione

La forza gravitazionale è una Forza centrale

Le forze centrali sono molto importanti in fisica (2 corpi); agiscono in certe zone dello spazio con queste proprietà:

- in ogni punto sono **dirette verso un punto fisso O** detto **centro della forza**
- **il modulo è solo funzione di distanza dal centro**



$$\vec{F} = F \vec{u}_r \left\{ \begin{array}{l} \text{repulsiva: } F \text{ e } r \text{ sono paralleli (esempio } F \text{ tra 2 cariche} \\ \text{elettriche di stesso segno)} \\ \text{attrattiva } F \text{ e } r \text{ sono antiparalleli come tra 2 masse o 2} \\ \text{cariche elettriche di segno opposto} \end{array} \right.$$

forza funzione di posizione che agisce in data zona dello spazio, modifica lo spazio, e genera un **campo di forza** che agisce su ogni particella che si trovi nello spazio in cui c'è il campo.

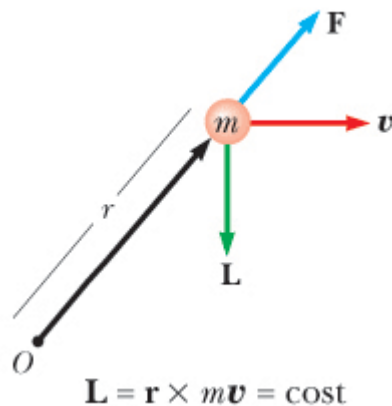
prima del '600 (Newton) nella gravitazione (Universo) non c'era niente da spiegare corpi celesti e corpi terreni erano descritti separatamente...poi

Proprietà delle forze centrali

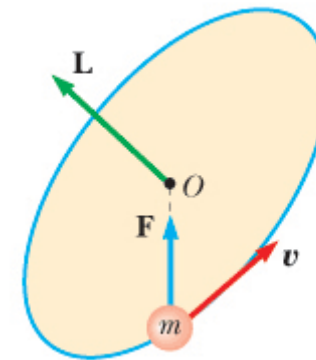
$$\frac{d\vec{L}}{dt} = \vec{r} \times \vec{F} = r\vec{u}_r \times F(r)\vec{u}_r = 0 \Rightarrow \vec{L} = \overline{\text{costante}}$$

$$\vec{L} = \vec{r} \times m\vec{v} = \text{costante}$$

In campo di forze centrali **momento della forza** rispetto al centro è **nullo**
Quindi il momento angolare **L è costante**. Quindi anche **costante il piano** dei vettori **r** e **v**
Traiettoria di P è curvilinea e piana. Il **verso di L** definisce il **verso di percorrenza** delle traiettoria.



A. Romero



Meccanica e Onde- Gravitazione

2

In cinematica si è visto che nel moto curvilineo si può esprimere la velocità tramite le componenti radiali e ortogonale a questa per cui il momento angolare diventa :

$$\vec{L} = \vec{r} \times m\vec{v} = \vec{r} \times m(\vec{v}_r + \vec{v}_\theta) = \vec{r} \times m\vec{v}_\theta$$

Dato che r e v_r sono paralleli e r e v_θ sono perpendicolari il modulo è

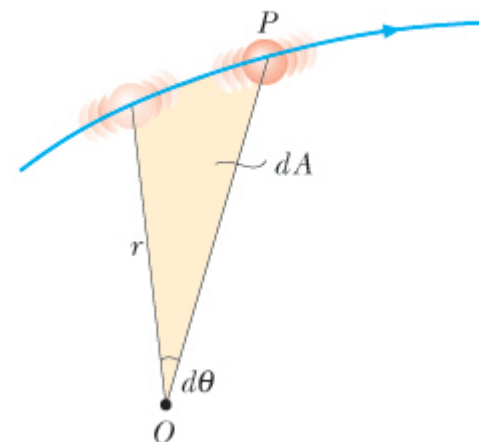
$$L = mrv_\theta = mr^2 \frac{d\theta}{dt}$$

Se L è costante è costante anche il suo modulo e quindi

$$r^2 \frac{d\theta}{dt}$$

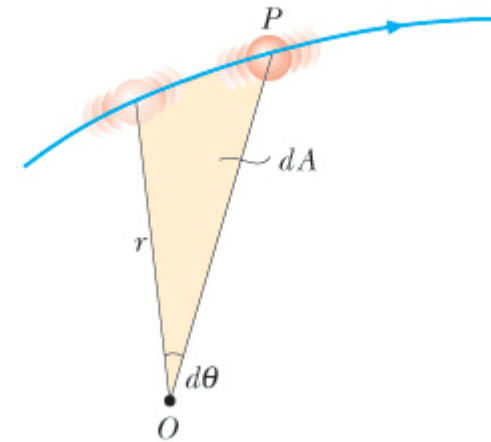
In un tempo dt il raggio vettore spazza un'area infinitesima come indicato in figura, che è circa un **triangolo** di base $r d\theta$ e altezza r quindi di area

$$\frac{1}{2} r^2 d\theta$$



Posso esprimere la velocità areolare come

$$\frac{dA}{dt} = \frac{1}{2} r^2 \frac{d\theta}{dt} = \frac{L}{2m}$$



Quindi se L è costante anche la velocità areolare è costante:

La traiettoria di un punto che si muove in campo di forze centrali giace in un piano fisso che passa per il centro ed è percorsa in modo che la velocità areolare sia costante. Quindi è costante il termine

$$r^2 \frac{d\theta}{dt}$$

Se la traiettoria è chiusa, caso dei pianeti, la costanza della velocità areolare implica che

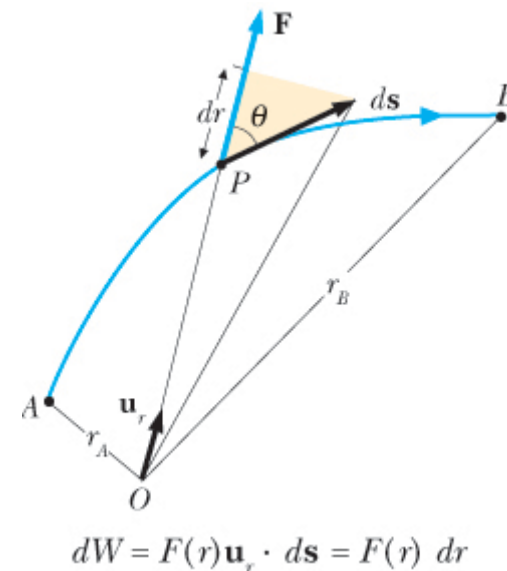
$$\frac{dA}{dt} = C = \frac{A}{T} \Rightarrow \frac{A}{T} = \frac{L}{2m} \Rightarrow T = \frac{2m}{L} A$$

Proprietà delle forze centrali

Le forze centrali sono **conservative**. Infatti dato che $F=F(r)$ ed è parallela ad r scrivo il lavoro come

$$W = \int_A^B \vec{F} \cdot d\vec{s} = \int_A^B F(r) \vec{u}_r \cdot d\vec{s}$$

$$W = \int_A^B F(r) dr = f(r_B) - f(r_A)$$



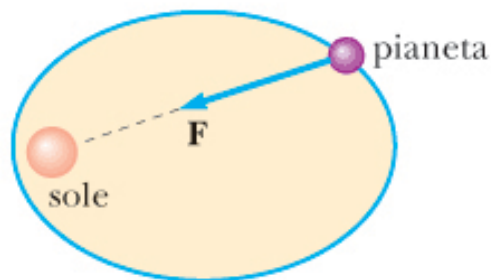
Il lavoro dipende solo dalle coordinate del punto iniziale e finale e non dal percorso, condizione per avere una forza conservativa : le forze centrali sono conservative

La Forza Gravitazionale

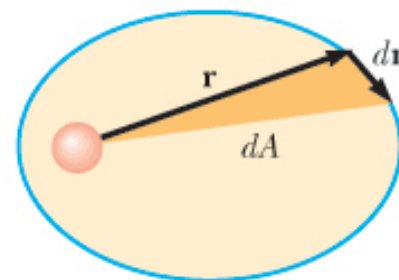
Newton (1642-1727) nel 1666 (**pubblicata nel 1687**) ipotizza che la caduta dei gravi ed il moto dei corpi celesti siano regolati dalle stesse leggi e ricava la **legge di gravitazione universale**

Newton si basa sulle osservazioni cinematiche di Tycho Brahe(1570-1600) ed i calcoli del matematico **Keplero** che sono riassunti in **3 leggi** (1600-1620)

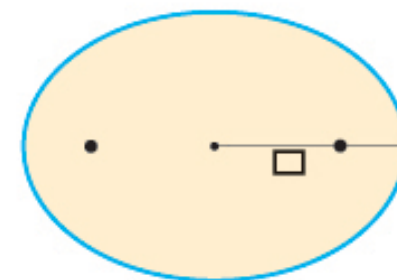
1. i pianeti si muovono su **orbite ellittiche** di cui il **Sole** occupa uno dei **fuochi**
2. I pianeti si muovono con **velocità areolare costante**
3. i **quadrati** dei **periodi** di rivoluzione sono proporzionali ai **cubi delle distanze medie dal Sole** (semi-asse maggiore)



orbita ellittica
I legge



$dA / dt = \text{costante}$
II legge



$T^2 = k a^3$
III legge

Da Keplero alla legge di gravitazione

In prima approssimazione le **orbite dei pianeti sono circolari** . Se la velocità areolare è costante il moto del pianeta è circolare uniforme infatti

$$\frac{dA}{dt} = \frac{1}{2} r^2 \frac{d\theta}{dt} = \text{costante}$$

Se r è costante lo è anche la velocità angolare il che implica che la forza sia centripeta (solo componente in direzione radiale) e deve valere che:

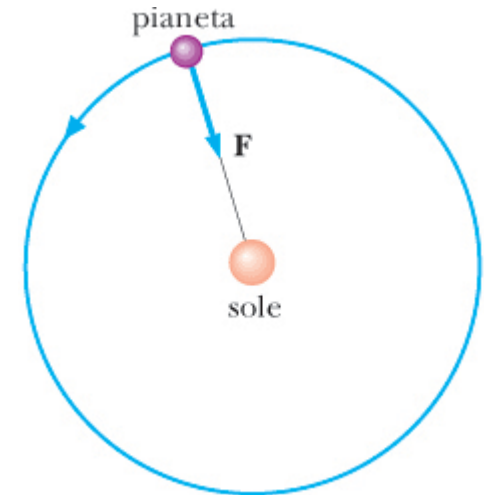
$$F = m\omega^2 r = \frac{4\pi^2 m r}{T^2} \quad T = \frac{2\pi}{\omega}$$

Per la terza legge di Keplero

$$\frac{T^2}{r^3} = K = \text{cost.}$$

Forza esercitata dal sole sui pianeti è inversamente proporzionale al quadrato della distanza dal sole

$$F = \frac{4\pi^2 m}{kr^2}$$



Da Keplero alla legge di gravitazione

Consideriamo il sistema Terra Sole. La forza esercitata dal sole sulla terra è

$$\Rightarrow F_{S,T} = \frac{4\pi^2 m_T}{k_T r^2} \qquad \Rightarrow F_{T,S} = \frac{4\pi^2 m_S}{k_S r^2}$$

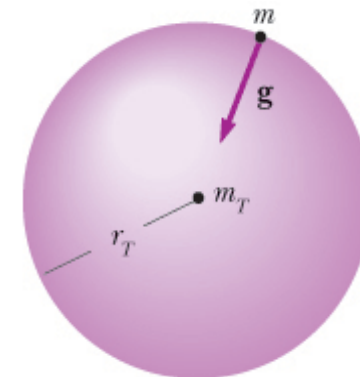
Se le relazioni valgono per qualsiasi coppia di corpi la Forza esercitata dalla terra sul sole è simile e le due forze devono essere eguali in modulo quindi

$$\frac{4\pi^2 m_S}{k_S r^2} = \frac{4\pi^2 m_T}{k_T r^2} \Rightarrow \frac{m_S}{k_S} = \frac{m_T}{k_T} \Rightarrow m_S k_T = m_T k_S$$

Se definisco
$$\gamma = \frac{4\pi^2}{m_T k_S} = \frac{4\pi^2}{m_S k_T}$$

Trovo la **legge di gravitazione universale**

$$F = \gamma \frac{m_S m_T}{r^2}$$



La legge di gravitazione universale

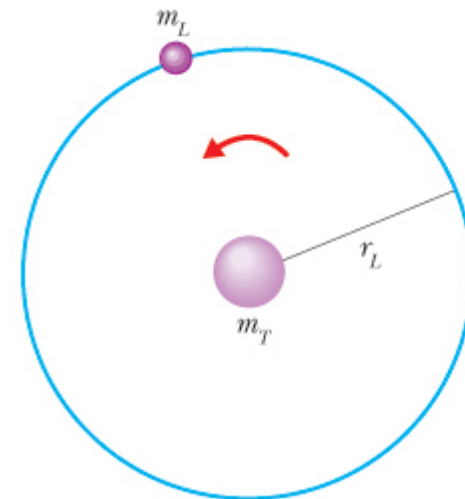
$$\vec{F}_{12} = -\gamma \frac{m_1 m_2}{r_{12}^2} \hat{r}_{12}$$

Forza tra due masse qualsiasi m_1 e m_2 è **negativa** quindi la forza è **attrattiva**

γ **costante di gravitazione universale** trovata analiticamente equagliando per un corpo sulla terra la F di gravitazione e la forza peso e dai parametri dell'orbita lunare

$$F = \gamma \frac{m_T m}{r^2} = mg \Rightarrow g = \gamma \frac{m_T}{r^2}$$

$$F_{T,L} = \gamma \frac{m_T m_L}{r_L^2} = m_L \omega_L^2 r_L$$

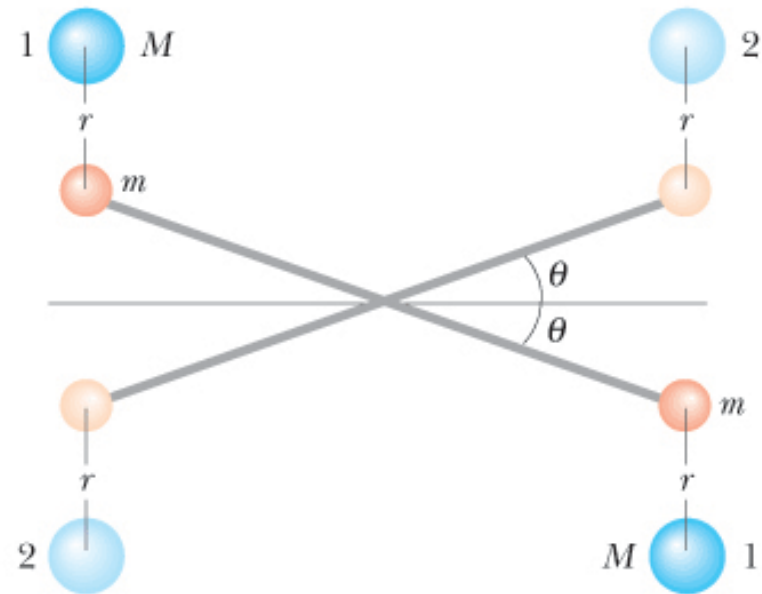
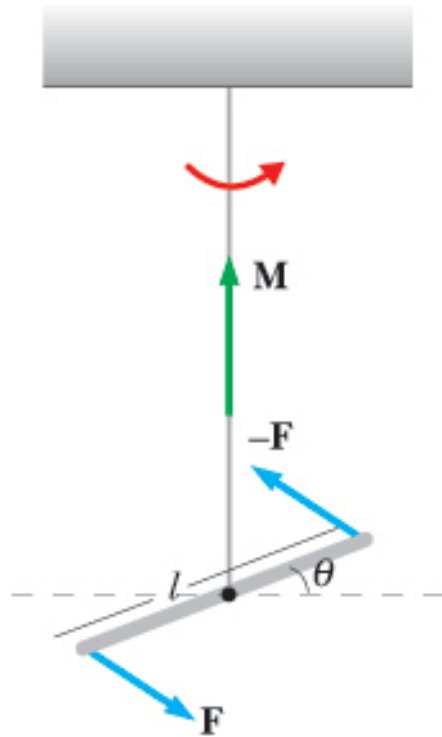


Dimensioni:

$$[\mathbf{L}^3 \mathbf{M}^{-1} \mathbf{T}^{-2}]$$

Valore: $6.67 \cdot 10^{-11} \frac{\mathbf{Nm}^2}{\mathbf{Kg}^2} = \mathbf{m}^3 \mathbf{Kg}^{-1} \mathbf{s}^{-2}$

Misura di γ con la Bilancia di torsione di Cavendish



Massa inerziale e gravitazionale

$$\vec{F}_{12} = -\gamma \frac{m_1 m_2}{r^2} \vec{u}_{12}$$

Le **masse** che compaiono in questa formula sono legate all'interazione **gravitazionale** e a priori potrebbero essere diverse dalla **massa inerziale** che compare nella $\mathbf{F}=\mathbf{ma}$. Sulla superficie terrestre posso scrivere

$$m_I g = \gamma \frac{m_G m_{TG}}{r_T^2} \quad \longrightarrow \quad g = \gamma \frac{m_{TG}}{r_T^2} \frac{m_G}{m_I}$$

Sperimentalmente si è verificato che **g** è indipendente dai corpi il che implica che il rapporto

$$\frac{m_G}{m_I}$$

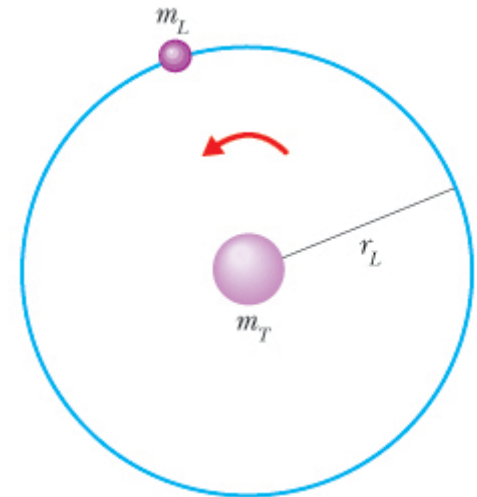
è costante cioè m_G e m_I sono proporzionali o eguali e non dipendono ad es. dalla sostanza di cui sono fatti. Si sono eseguiti vari esperimenti a metà 800 e recentemente per verificare con elevata precisione la eguaglianza dei due tipi di masse. Due corpi di materiale diverso appesi a fili a piombo per effetto della rotazione terrestre avrebbero deviazioni terrestri. I risultati sono negativi

Esempio

Si osserva che un pianeta ha un satellite che ruota con orbita circolare di raggio $1,5 \cdot 10^5$ Km. Il periodo di rotazione T è 12 giorni. Da questi dati posso trovare la massa del pianeta?

Si posso perché se il moto è circolare uniforme deve valere
Stessa relazione scritta per il sistema terra luna

$$F_{P,S} = \gamma \frac{m_P m_S}{r_{P,S}^2} = m_S \omega_S^2 r_{P,S} \Rightarrow m_P = \frac{\omega_S^2 r_{P,S}^3}{\gamma}$$



Sostituendo i valori :

$$m_P = \frac{4\pi^2}{T^2} \frac{r_{P,S}^3}{\gamma} = \frac{39.5}{(12 \cdot 86400)^2} \frac{(1,5 \cdot 10^8)^3}{6,67 \cdot 10^{-11}}$$

$$\Rightarrow m_P = \frac{\omega_S^2 r_{P,S}^3}{\gamma} = 1,86 \cdot 10^{24} \text{ Kg}$$

per i satelliti artificiali terrestri fissato il T è fissata la distanza dalla superficie terrestre (dal centro della terra)

Campo Gravitazionale

$$\vec{F}_{12} = -\gamma \frac{m_1 m_2}{r^2} \vec{u}_{12}$$

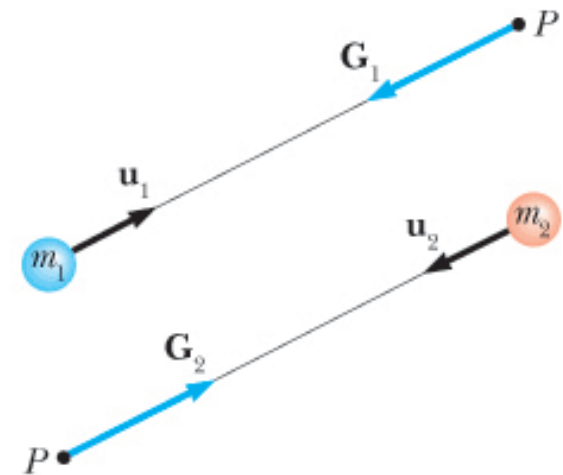
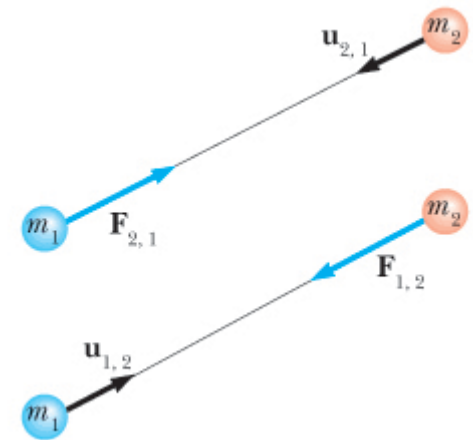
questa è la forza che lega due masse qualsiasi, $\vec{u}_{1,2}$ è il versore che va m_1 a m_2 . Posso riscrivere le due forze come

$$\vec{F}_{12} = \left(-\gamma \frac{m_1}{r^2} \vec{u}_{1,2}\right) m_2 \qquad \vec{F}_{2,1} = \left(-\gamma \frac{m_2}{r^2} \vec{u}_{2,1}\right) m_1$$

Pongo il termine tra parentesi eguale a G_i , campo gravitazionale, generato dalla massa m_i

$$G_1 = \left(-\gamma \frac{m_1}{r^2} \vec{u}_1\right) \Rightarrow \vec{F}_{1,2} = m_2 \vec{G}_1$$

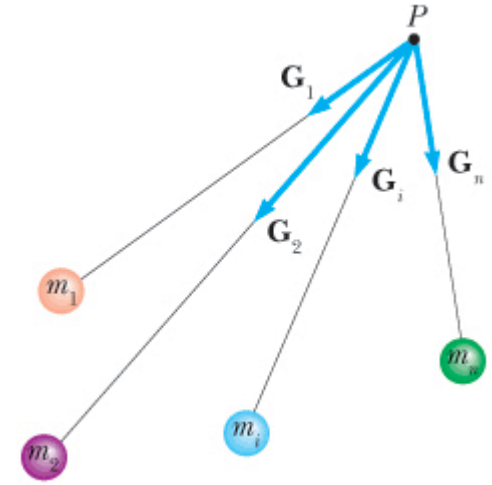
$$G_2 = \left(-\gamma \frac{m_2}{r^2} \vec{u}_2\right) \Rightarrow \vec{F}_{2,1} = m_1 \vec{G}_2$$



Campo Gravitazionale

Le formule sopra scritte valgono per masse puntiformi o a simmetria sferica. Se ci sono più masse vale il principio di sovrapposizione; se G_i è il campo della i -esima massa

$$G_i = -\gamma \frac{m_i}{r_i^2} \vec{u}_i$$

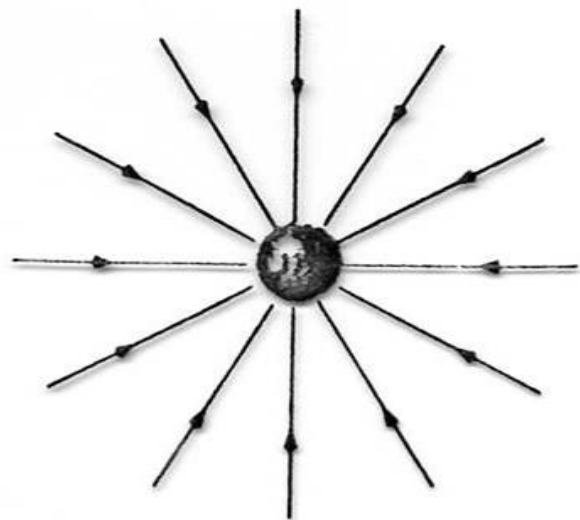


Sommo vettorialmente ed ho il campo totale in un punto generico P

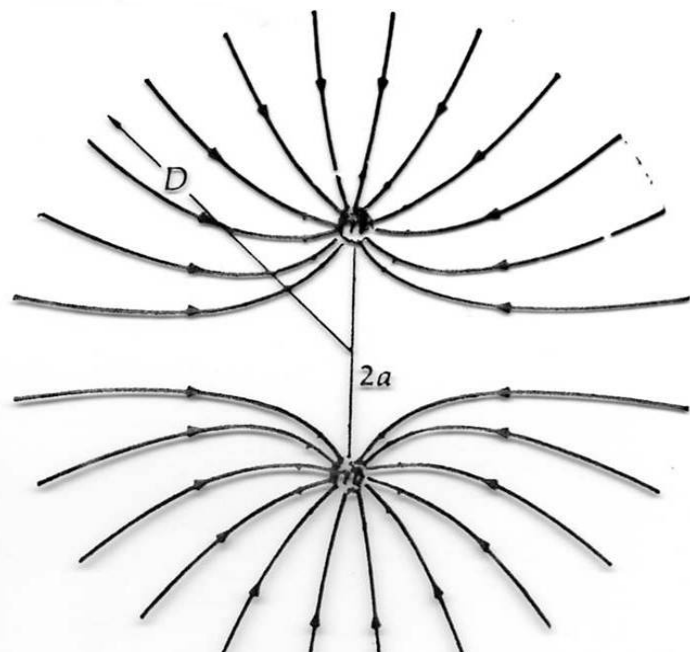
$$G(P) = \sum_i^n \left(-\gamma \frac{m_i}{r_i^2} \vec{u}_i \right)$$

Rappresentazione grafica dei campi : linee di forza

1. Il vettore del campo ha la direzione della tangente alla linea di forza in ogni punto
2. iniziano e finiscono sulle “sorgenti” del campo
3. la loro densità è proporzionale all’ intensità del campo
4. la loro distribuzione nello spazio in genere rispecchia le “simmetrie” delle sorgenti



Linee di forza che indicano il campo **gravitazionale** vicino ad una massa puntiforme. La direzione delle Linee di Forza indica la direzione del campo in ogni punto; la densità delle linee è proporzionale all'intensità del campo



Linee di forza che indicano il campo **elettrico** generato da due cariche puntiformi di **stessa intensità e di stesso segno**

Energia potenziale del Campo Gravitazionale

Calcoliamo il lavoro compiuto dalla forza per spostare una massa da un punto A ad un punto B

$$W_{AB} = \int_A^B \vec{F} \cdot d\vec{s}$$

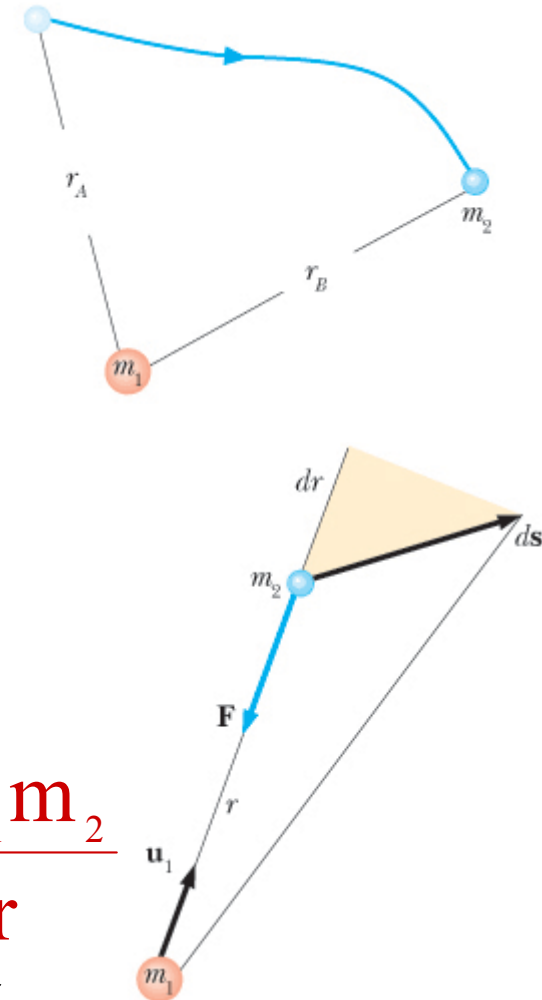
$$W_{AB} = \int_A^B -\gamma \frac{m_1 m_2}{r^2} \vec{u}_1 \cdot d\vec{s} = \int_A^B -\gamma \frac{m_1 m_2}{r^2} dr$$

$$W_{AB} = -\gamma m_1 m_2 \left(-\frac{1}{r_B} + \frac{1}{r_A} \right) = E_{p,A} - E_{p,B}$$

Definiamol'energia potenziale della forza di gravità che come già detto è una forza conservativa

$$E_p = -\gamma \frac{m_1 m_2}{r}$$

W è nullo se spostamento è tra due posizioni con stessa distanza (r) da m_1 ; energia potenziale non cambia



dalla definizione di potenziale Trovo relazione tra forza e E_p : $E_p = -\gamma \frac{m_1 m_2}{r}$

$$F(r) = -\frac{dE_p}{dr}$$

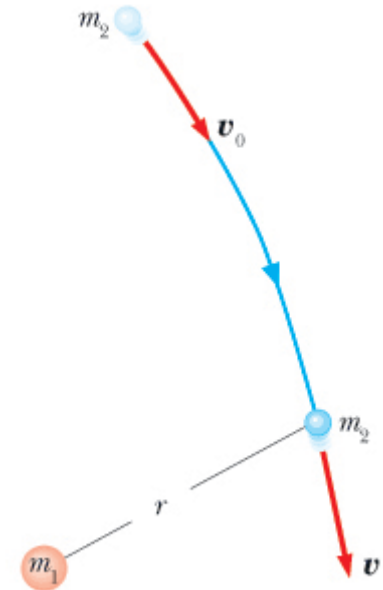
$E_p < 0$ per r finito
 $E_p = 0$ per $R = \infty$
 $W > 0$ se m viene da ∞

infatti $\frac{d}{dr} \left(-\gamma \frac{m_1 m_2}{r} \right) = -\gamma \frac{m_1 m_2}{r^2}$

per una distribuzione continua:

$$W(\mathbf{r}) = -m \int \frac{\gamma}{r} dm$$

la forza di Newton è corretta solo se m ha una distribuzione di massa sferica o se è puntiforme altrimenti vale per gli elementi dm
 per i sistemi legati $E_{totale} < 0$



$$E = \frac{1}{2} m v^2 - \gamma \frac{Mm}{r} < 0$$

consideriamo infatti un corpo di massa m (satellite) orbitante attorno ad un corpo di massa M (pianeta). Sia M fisso nell'origine di un sistema di riferimento inerziale e l'orbita di m sia circolare.

$$E_p(\mathbf{r}) = -\gamma \frac{Mm}{r}$$

$$E_k = \frac{1}{2} m v^2 = \frac{1}{2} m \omega^2 r^2$$

$$\gamma \frac{Mm}{(r)^2} = m \omega^2 r \longrightarrow$$

$$\gamma M = \omega^2 r^3$$

$$\frac{\gamma M}{r} = \omega^2 r^2 \longrightarrow$$

$$E_k = \frac{1}{2} \frac{\gamma Mm}{r}$$

$$E = \frac{1}{2} m v^2 - \gamma \frac{Mm}{r} = \frac{1}{2} \gamma \frac{Mm}{r} - \gamma \frac{Mm}{r}$$

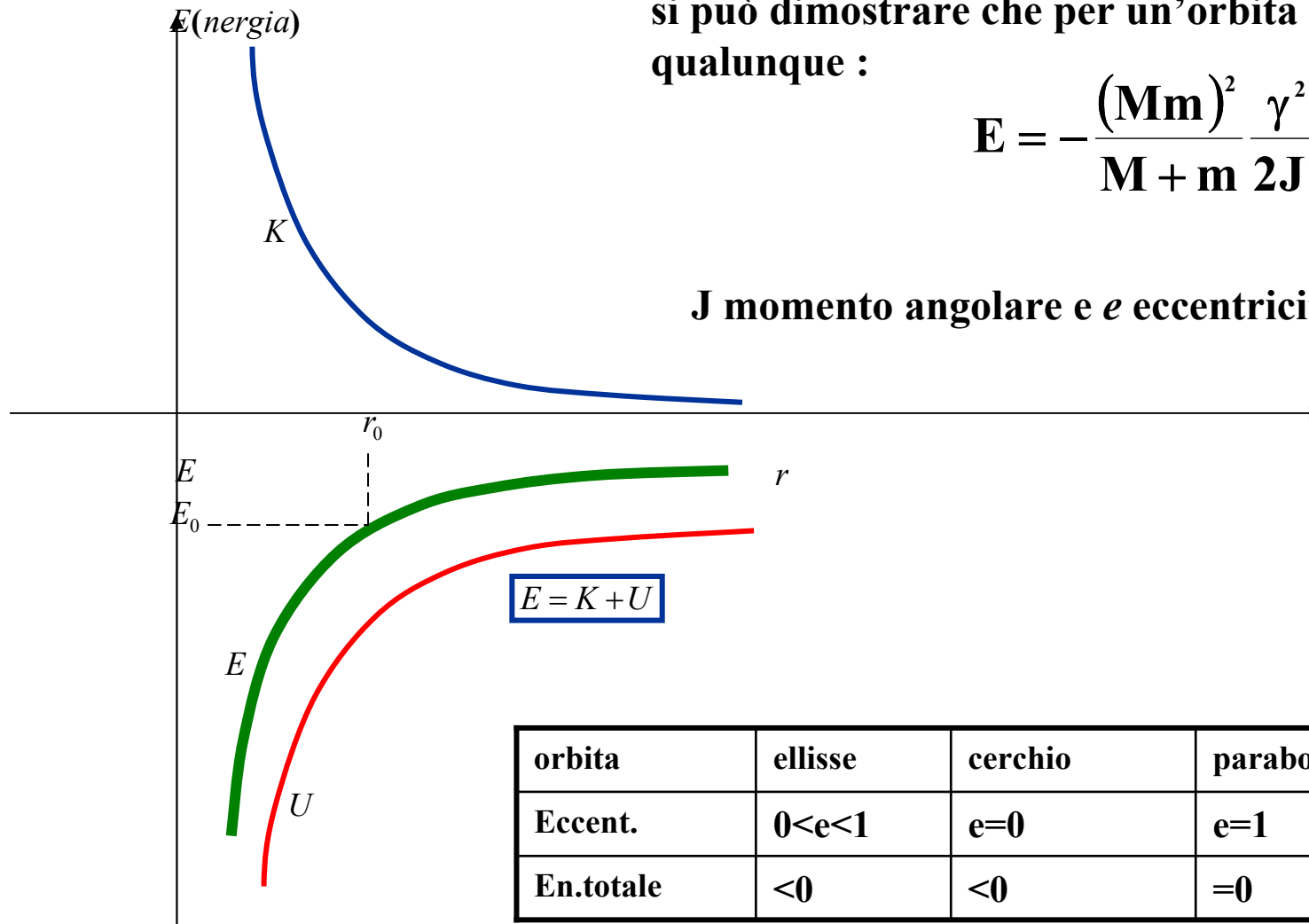
$$E = -\frac{1}{2} \gamma \frac{Mm}{r} < 0$$

*vale per tutti i sistemi
legati*

si può dimostrare che per un'orbita qualunque :

$$E = -\frac{(Mm)^2 \gamma^2}{M+m} \frac{1}{2J^2} (1 - e^2)$$

J momento angolare e **e** eccentricità dell'orbita



orbita	ellisse	cerchio	parabola	iperbole
Eccent.	$0 < e < 1$	$e = 0$	$e = 1$	$e > 1$
En.totale	< 0	< 0	$= 0$	> 0

Velocità di fuga

Quale dovrebbe essere la velocità iniziale, detta di fuga, che permette a un corpo di raggiungere l'infinito cioè di uscire dal campo gravitazionale terrestre?

$$\frac{1}{2} m v_F^2 - \gamma \frac{m_T m}{r_T} = \frac{1}{2} m v_\infty^2$$

Ho scritto la conservazione dell'energia meccanica tra la posizione iniziale sulla superficie della terra e l'infinito dove E_p è nulla. Osservo che la velocità all'infinito ci basta che sia nulla per cui si ha:

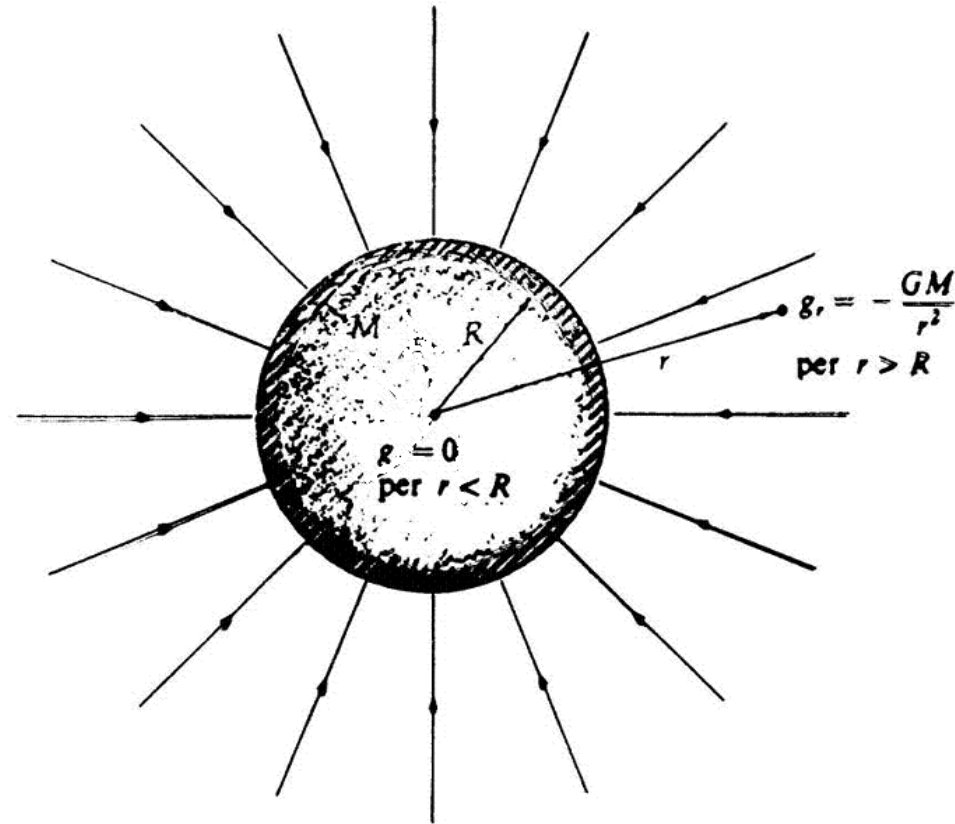
$$\frac{1}{2} m v_F^2 = \gamma \frac{m_T m}{r_T}$$

V_F è diversa sui vari pianeti

$$v_F = \sqrt{2\gamma \frac{m_T}{r_T}} = 11.2 \text{ Kms}^{-1} \cong 40 \cdot 10^3 \text{ Kmh}^{-1}$$

Campo di una distribuzione a simmetria sferica nel caso di uno strato sferico

cosa succede fuori e dentro la distribuzione di massa?



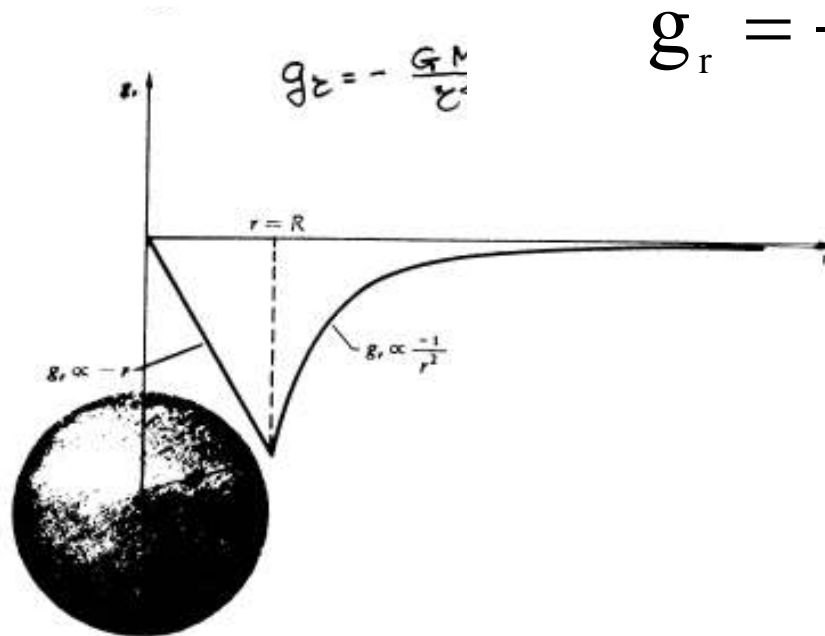
e se la distribuzione è piena?

$$\rho = \text{costante} = \frac{m}{V} = \frac{3m}{4\pi R^3}$$

Per un punto che dista r dal centro:

$$m' = \rho \frac{4}{3} \pi r^3 = m \frac{r^3}{R^3}$$

$$g_r = -\gamma \frac{m'}{r^2} = -\gamma \frac{m}{R^3} r$$



Quesito

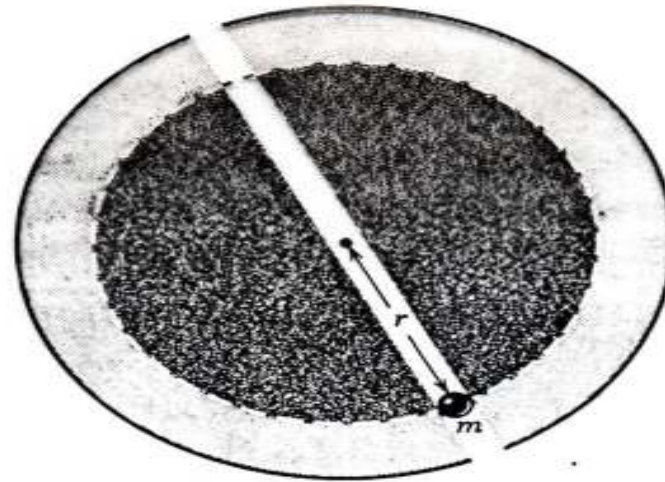
Ad una distanza r dal centro:

$$m' = \rho V'$$

$$F = -\gamma \frac{m' m}{r^2}$$

Cosa ci ricorda? Il moto armonico

$$T = \sqrt{\frac{3\pi}{\gamma\rho}} \cong 84.2'$$



$$F = -\left(\gamma\rho \frac{4\pi m}{3}\right)r = -kr$$

$$T = 2\pi\sqrt{\frac{K}{m}} = 2\pi\sqrt{\frac{3m}{\gamma\rho 4\pi m}}$$

I Pianeti

Sole

1. diametro: $1.4 \cdot 10^6$ Km
2. densità $0.25\rho_{\text{Terra}}$

3. gravità: 28g
4. massa 10^{30} Kg

pianeta	Massa (Kg)	<Dist> dal Sole (Km)	Dist. al perielio (Km)	Distanza all'afelio (Km)	Periodo (anni)
Mercurio	$3.30 \cdot 10^{23}$	$57.9 \cdot 10^6$	$45.9 \cdot 10^6$	$69.8 \cdot 10^6$	0.241
Venere	$4.87 \cdot 10^{24}$	$108 \cdot 10^6$	$107 \cdot 10^6$	$109 \cdot 10^6$	0.615
Terra	$5.98 \cdot 10^{24}$	$150 \cdot 10^6$	$147 \cdot 10^6$	$152 \cdot 10^6$	1
Marte	$6.42 \cdot 10^{23}$	$228 \cdot 10^6$	$207 \cdot 10^6$	$249 \cdot 10^6$	1.88
Giove	$1.90 \cdot 10^{27}$	$778 \cdot 10^6$	$740 \cdot 10^6$	$816 \cdot 10^6$	11.9
Saturno	$5.67 \cdot 10^{26}$	$1430 \cdot 10^6$	$1350 \cdot 10^6$	$1510 \cdot 10^6$	29.5
Urano	$8.70 \cdot 10^{25}$	$2870 \cdot 10^6$	$2730 \cdot 10^6$	$3010 \cdot 10^6$	84.0
Nettuno	$1.03 \cdot 10^{26}$	$4500 \cdot 10^6$	$4460 \cdot 10^6$	$4540 \cdot 10^6$	165
Plutone	$1.5 \cdot 10^{22}$	$5860 \cdot 10^6$	$4410 \cdot 10^6$	$7360 \cdot 10^6$	248

LUNA:

1. dist. dalla Terra $0.384 \cdot 10^6$ Km
2. diametro: 3476 Km
3. volume $22 \cdot 10^9$ Km³ $1/49 V_{\text{Terra}}$

4. massa: $1/80 M_{\text{Terra}}$
5. densità: $0.61 \rho_{\text{Terra}} \rightarrow 3.34 \rho_{\text{acqua}}$
6. gravità: $1/6 g$

A. Romero

Meccanica e Onde- Gravitazione

Le principali lune di Giove

luna	Massa (Kg)	<dist.> da Giove (Km)	Dist. al periastro di Giove	Distanza all' apoaastro di Giove	Periodo (giorni)
Io	$8.9 \cdot 10^{22}$	$422 \cdot 10^3$	$422 \cdot 10^3$	$422 \cdot 10^3$	1.77
Europa	$4.8 \cdot 10^{22}$	$671 \cdot 10^3$	$671 \cdot 10^3$	$671 \cdot 10^3$	3.55
Ganimede	$1.5 \cdot 10^{23}$	$1070 \cdot 10^3$	$1068 \cdot 10^3$	$1071 \cdot 10^3$	7.16
Callisto	$1.1 \cdot 10^{23}$	$1883 \cdot 10^3$	$1870 \cdot 10^3$	$1896 \cdot 10^3$	16.69

I satelliti artificiali

satelliti	M (Kg)	<dist.> T(Km)	Dist. al periastro. (*10 ³ Km)	Dist. apoa. (*10 ³ Km)	Periodo (minuti)
Sputnik I	83	$6.97 \cdot 10^3$	6.60	7.33	96.2
Sputnik II	3000	$7.33 \cdot 10^3$	6.61	8.05	104
Explorer I	14	$7.83 \cdot 10^3$	6.74	8.91	115
Vanguard I	1.5	$8.68 \cdot 10^3$	7.02	10.3	134
ExplorerIII	14	$7.91 \cdot 10^3$	6.65	9.17	116
Sputnik III	1320	$7.42 \cdot 10^3$	6.59	8.25	106