

# Calcolo degli Elementi Orbitali di un Corpo Celeste, noti i vettori posizione ( $\vec{r}_1, \vec{r}_2$ ) e l'angolo $\beta$ tra la direzione del moto in $P_1$ e $\vec{r}_1$

Giuseppe Matarazzo

Maggio 2005

## Sommario

Una *conica nello spazio* è completamente definita quando sono noti due vettori posizione e il tempo di percorrenza dell'arco da essi delimitato (problema di Lambert) oppure quando sono conosciuti tre vettori posizione (problema di Gibbs).

Obiettivo di questo lavoro è trovare la soluzione di un'orbita conoscendo due vettori posizione e la direzione del moto nel primo punto, ovvero la *direzione* della velocità  $V_1$ . Un esempio applicativo chiude la breve memoria tecnica.

## Dati del Problema

Con riferimento alla figura (1) analizziamo i dati del nostro problema. Il vettore  $\vec{r}_1$  è conosciuto e le sue componenti, rispetto ad un sistema di riferimento  $(x, y, z)$  centrato nella massa gravitazionale, sono  $(x_1, y_1, z_1)$ . Il secondo vettore posizione della conica incognita  $\vec{r}_2$  è anch'esso noto e le sue componenti valgono  $(x_2, y_2, z_2)$ . Ultima grandezza data è l'angolo  $\beta$  tra i vettori posizione e velocità nel punto  $P_1$ .

Vogliamo calcolare gli **elementi orbitali** della traiettoria conica di un corpo celeste che la percorre, vale a dire i *parametri di forma*  $(p, e, \theta_1)$  e quelli di *giacitura* (o euleriani)  $(i, \Omega, \omega)$ .

Ricordiamo che il parametro  $p$  ha l'espressione universale  $p = a \cdot (1 - e^2)$ , per cui quando l'eccentricità  $e$  è maggiore di 1 (traiettoria iperbolica) risulta, per convenzione, negativo il valore  $a$  del semiasse maggiore.

## Calcolo dei 3 parametri di forma: $p, e, \theta_1$

Stabiliamo innanzitutto quali sono le incognite da calcolare, in modo da definire la forma della conica e di quanto essa è ruotata rispetto ad un asse orbitale di riferimento.

Esse sono l'anomalia  $\theta_1$  del primo raggio vettore rispetto al *pericentro*, l'eccentricità  $e$  e il parametro  $p$  della conica, da cui poi si deduce, con la formula scritta sopra, il semiasse maggiore  $a$ .

Ci servono quindi **tre equazioni**.

Analizziamo la *prima*. Il momento angolare  $\mathbf{h}$  è così definito, in forma scalare:

$$h = V_1 \cdot (r_1 \cdot \sin \beta) = V_1 \cdot b = \sqrt{\mu p}$$

essendo  $b$  una grandezza nota, in quanto prodotto di due valori fissati, il modulo del vettore  $r_1 = \sqrt{x_1^2 + y_1^2 + z_1^2}$  e il seno dell'angolo ( $\beta$ ), che è un dato del problema. Anche il raggio vettore  $r_2 = \sqrt{x_2^2 + y_2^2 + z_2^2}$  è noto e lo utilizzeremo dopo.

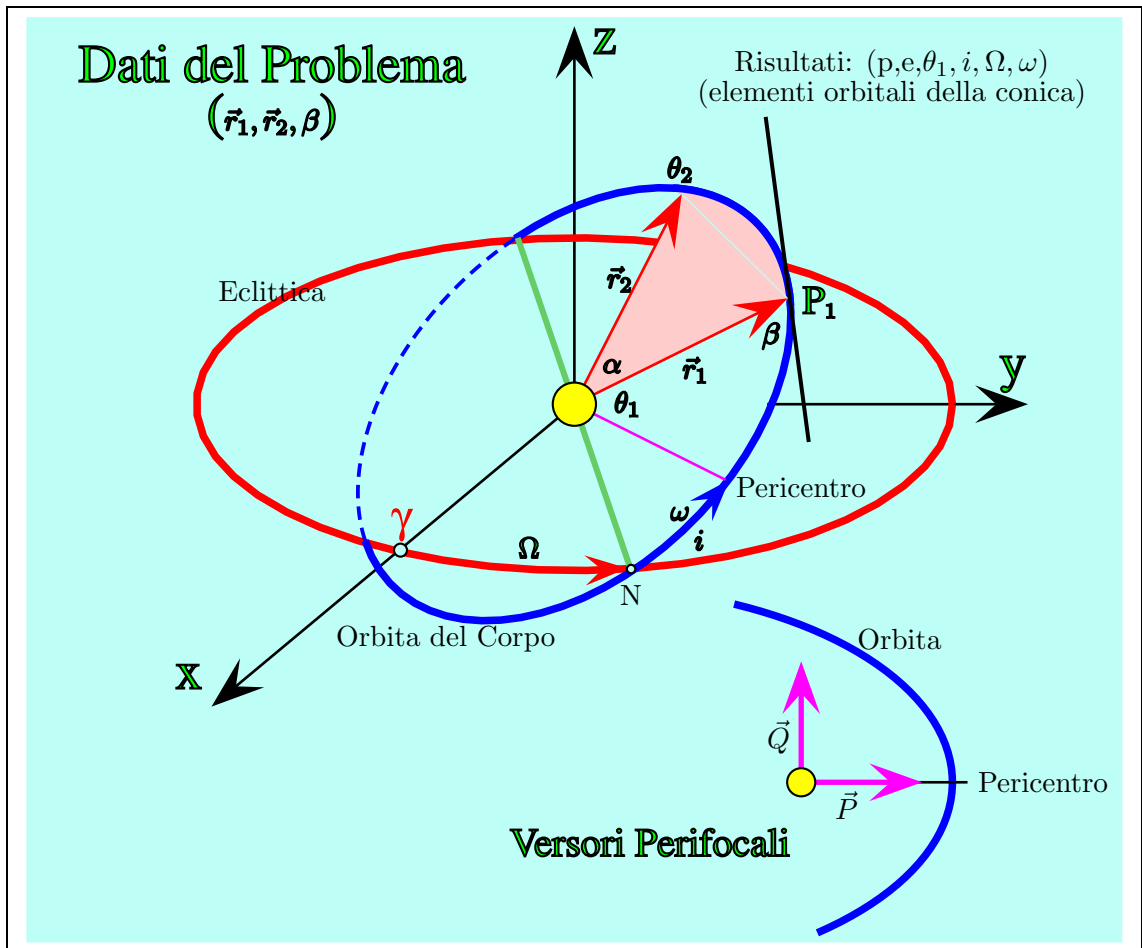


Figura 1: Orbita Conica nello Spazio (non necessariamente ellittica)

Elevando al quadrato l'equazione scritta sopra, ricaviamo:

$$V_1^2 = \frac{\mu p}{b^2}$$

Sappiamo pure che la stessa velocità, in un moto centrale, viene calcolata con l'espressione

$$V_1^2 = \frac{\mu}{p} \cdot (1 + 2e \cos \theta_1 + e^2)$$

E quindi, dal loro confronto, otteniamo la nostra *prima* equazione, questa:

$$1 + 2e \cos \theta_1 + e^2 = \frac{p^2}{b^2}$$

La *seconda* equazione, riferita al primo raggio vettore, si ricava dalla nota relazione

$$r_1 = \frac{p}{1 + e \cos \theta_1}$$

La *terza* è analoga alla seconda, e vale:

$$r_2 = \frac{p}{1 + e \cos(\theta_1 + \alpha)}$$

In quest'ultima occorre sviluppare il coseno:

$$e \cdot \cos(\theta_1 + \alpha) = e \cdot K_2 \cos \theta_1 - e \cdot K_1 \sin \theta_1 \quad \text{essendo noti:} \quad K_1 = \sin \alpha \quad K_2 = \cos \alpha$$

Riscriviamo allora le tre incognite ponendo:

$$x = e \cdot \cos \theta_1 \quad y = e^2 \quad z = p$$

La grandezza  $e \cdot \sin \theta_1$  varrà  $\sqrt{y - x^2}$  e le tre equazioni possono essere così scritte, dopo aver posto  $K_0 = \frac{1}{b^2}$ :

$$\begin{cases} 1 + 2x + y = K_0 \cdot z^2 \\ z = r_1 \cdot (1 + x) \\ z = r_2 \cdot (1 + K_2x - K_1\sqrt{y - x^2}) \end{cases}$$

Eliminando  $z$ , si ottiene:

$$\begin{cases} 1 + 2x + y = K_0 r_1^2 \cdot (1 + x)^2 \\ r_1 \cdot (1 + x) = r_2 \cdot (1 + K_2x - K_1\sqrt{y - x^2}) \end{cases}$$

E quindi, estraendo  $y$  dalla prima e sostituendola nella seconda, si ricava, dopo alcuni passaggi, la seguente equazione:

$$\frac{1 + K_2x - K_1\sqrt{K_0 r_1^2 (1 + x)^2 - (1 + x)^2}}{1 + x} = \frac{r_1}{r_2}$$

Portando fuori radice  $(1 + x)$ , semplificando e ponendo  $K_4 = K_1\sqrt{K_0 r_1^2 - 1} + \frac{r_1}{r_2}$ , arriviamo a:

$$\frac{1 + K_2x}{1 + x} = K_4 \quad \Rightarrow \quad x = \frac{1 - K_4}{K_4 - K_2}$$

E poi, a scalare, otteniamo le altre due incognite:

$$z = r_1 \cdot (1 + x) \quad y = K_0 r_1^2 \cdot (1 + x)^2 - 2x - 1$$

Quindi i **tre elementi** orbitali che determinano la forma della curva sono:

$p = z$	$e = \sqrt{y}$	$\theta_1 = \arccos(x/e)$
---------	----------------	---------------------------

### Calcolo dei 3 parametri di giacitura: $i, \Omega, \omega$

Passiamo adesso al calcolo degli altri elementi orbitali della conica, ossia ai *parametri euleriani* ( $i, \Omega, \omega$ ) che fissano la curva nello spazio: inclinazione orbitale, longitudine del nodo e argomento del pericentro.

Per far ciò ricorriamo all'ausilio dei **versori perifocali** ( $P, Q$ ) del piano orbitale, il cui orientamento è mostrato in figura (1).

Poichè noi conosciamo i vettori posizione  $r_1$  e  $r_2$ , in quanto sono i dati del problema, per calcolare ( $P, Q$ ) basta risolvere *vettorialmente* il seguente sistema (2x2):

$$\begin{cases} r_1 \cos \theta_1 \cdot \vec{P} + r_1 \sin \theta_1 \cdot \vec{Q} = \vec{r}_1 \\ r_2 \cos \theta_2 \cdot \vec{P} + r_2 \sin \theta_2 \cdot \vec{Q} = \vec{r}_2 \end{cases}$$

essendo noto anche  $\theta_2 = \theta_1 + \alpha$ . Chiamando con  $(a_1, b_1)$  i coefficienti della prima equazione e con  $(a_2, b_2)$  quelli della seconda, il sistema diventa:

$$\begin{cases} a_1 \cdot \vec{P} + b_1 \cdot \vec{Q} = \vec{r}_1 \\ a_2 \cdot \vec{P} + b_2 \cdot \vec{Q} = \vec{r}_2 \end{cases}$$

Effettuiamo la soluzione di questo sistema lineare con il metodo di Cramer, denominando con  $D$  il determinante dei coefficienti  $D = a_1 \cdot b_2 - a_2 \cdot b_1$ . Le incognite saranno così determinate:

$$\vec{P} = \frac{\begin{vmatrix} r_1 & b_1 \\ r_2 & b_2 \end{vmatrix}}{D} \quad \vec{Q} = \frac{\begin{vmatrix} a_1 & r_1 \\ a_2 & r_2 \end{vmatrix}}{D}$$

E in forma esplicita avremo:

$$P_x = \frac{x_1 b_2 - x_2 b_1}{D} \quad P_y = \frac{y_1 b_2 - y_2 b_1}{D} \quad P_z = \frac{z_1 b_2 - z_2 b_1}{D}$$

$$Q_x = \frac{b_1 x_2 - b_2 x_1}{D} \quad Q_y = \frac{b_1 y_2 - b_2 y_1}{D} \quad Q_z = \frac{b_1 z_2 - b_2 z_1}{D}$$

A questo punto, tramite le note formule della meccanica celeste, calcoliamo i tre angoli di giacitura della conica.

Argomento del pericentro:

$$\omega = \arctan\left(\frac{P_z}{Q_z}\right)$$

Longitudine del nodo:

$$\Omega = \arctan\left(\frac{P_y \cos \omega - Q_y \sin \omega}{P_x \cos \omega - Q_x \sin \omega}\right)$$

Inclinazione:

$$i = \arctan\left(\frac{\frac{P_z}{\sin \omega}}{\frac{-(P_x \sin \omega + Q_x \cos \omega)}{\sin \Omega}}\right)$$

## Listato Basic per risolvere un esempio applicativo

I dati sono inseriti all'interno del programma.

```

COLOR 14, 1: CLS
DEFDBL A-Z
pi = 4 * ATN(1#): rad = pi / 180
DEF FNatan (y,x)=(1+(x=0))*ATN(y/(x+(x=0)))-pi*(x<=0)-
2*pi*(x>0 AND y<0)+(x=0)*SGN(y)*pi/2
DEF FNacos (x)=pi/2-(2+(x<1 AND x>-1))*ATN(x/SQR(1+x*x*(x<1 AND x>-1)))
'-----
' Costanti
kgauss = .01720209895#
mu = 1
'----- Dati del Problema -----
x1 = -.106418#: y1 = .137154#: z1 = 1.637343#
x2 = -2.60002887#: y2 = 1.62023766#: z2 = 2.21048897#
be = 63.54333316#: ' angolo beta in gradi
' ----- Fine input Dati -----
' Calcolo dei moduli dei 2 vettori
r1 = SQR(x1 ^ 2 + y1 ^ 2 + z1 ^ 2)
r2 = SQR(x2 ^ 2 + y2 ^ 2 + z2 ^ 2)
' Calcolo dell'angolo (alfa) tra i due vettori (r1) e (r2)
cosalfa = (x1 * x2 + y1 * y2 + z1 * z2) / (r1 * r2)
alfa = FNacos(cosalfa)

```

```

' Costanti
K2 = cosalfa: K1 = SQR(1 - K2 ^ 2)
B = r1 * SIN(be * rad)
K0 = 1 / B ^ 2
K4 = r1 / r2 + K1 * SQR(K0 * r1 ^ 2 - 1)
,
' Calcolo di x=e*cos(te1), y=e^2, z=p
x = (1 - K4) / (K4 - K2)
y = K0 * r1 ^ 2 * (1 + x) ^ 2 - 2 * x - 1: e = SQR(y)
z = r1 * (1 + x): p = z

te1 = FNacos(x / e): 'Anomalia del raggio vettore V1 (in RAD)
te2 = te1 + alfa: 'Anomalia del raggio vettore V2 (in RAD)

a = p / (1 - e ^ 2): ' Semiasse maggiore

IF a < 0 THEN wo$ = " ORBITA IPERBOLICA " ELSE
IF a > 0 THEN wo$ = " ORBITA ELLITTICA "

COLOR 14, 3
LOCATE 16, 29: PRINT wo$
COLOR 14, 1
,
LOCATE 17, 5: PRINT USING " Parametro p= ##.#####"; p
LOCATE 18, 5: PRINT USING " Eccentric. e= ##.#####"; e
LOCATE 19, 5: PRINT USING " Semias.mag a=+##.#####"; a
,
LOCATE 17, 45: PRINT USING " Ang.r1-r2 (à)= ###.#####ø"; alfa / rad
LOCATE 18, 45: PRINT USING " Anomalia (é1)= ###.#####ø"; te1 / rad
LOCATE 19, 45: PRINT USING " Anomalia (é2)= ###.#####ø"; te2 / rad
LOCATE 20, 45: PRINT USING " Rag.Vett.(r1)= ##.#####"; r1
LOCATE 21, 45: PRINT USING " Rag.Vett.(r2)= ##.#####"; r2

' Calcolo dei Versori Perifocali P=(Px,Py,Pz) e Q=(Qx,Qy,Qz)

a1 = r1 * COS(te1): b1 = r1 * SIN(te1)
a2 = r2 * COS(te2): b2 = r2 * SIN(te2)
,
Det = a1 * b2 - b1 * a2
,
Px = (x1 * b2 - x2 * b1) / Det
Py = (y1 * b2 - y2 * b1) / Det
Pz = (z1 * b2 - z2 * b1) / Det
,
Qx = (a1 * x2 - a2 * x1) / Det
Qy = (a1 * y2 - a2 * y1) / Det
Qz = (a1 * z2 - a2 * z1) / Det
,
V1 = SQR(mu * (1 + 2 * e * COS(te1) + e ^ 2) / p)
V2 = SQR(mu * (1 + 2 * e * COS(te2) + e ^ 2) / p)
,

```

```

' Calcolo degli elementi orbitali (i,0,w)
' -----
om = FNatan(Pz, Qz)
,
num1 = Py * COS(om) - Qy * SIN(om)
den1 = Px * COS(om) - Qx * SIN(om)
nodo = FNatan(num1, den1)
,
num2 = Pz / SIN(om)
den2 = -(Px * SIN(om) + Qx * COS(om)) / SIN(nodo)

incl = FNatan(num2, den2)

' PRINT om / rad
' PRINT nodo / rad
' PRINT incl / rad

LOCATE 20, 5: PRINT USING " Incliniz.(i)= ###.#####ø"; incl / rad
LOCATE 21, 5: PRINT USING " Long.Nodo(⊖)= ###.#####ø"; nodo / rad
LOCATE 22, 5: PRINT USING " Arg.Peri.(w)= ###.#####ø"; om / rad
,
LOCATE 22, 45: PRINT USING " Velocita'(V1)= ##.#####"; V1
LOCATE 23, 45: PRINT USING " Velocita'(V2)= ##.#####"; V2

END

```

## Risultati dell'esempio

ORBITA IPERBOLICA			
Parametro p=	3.79238832	Ang.r1-r2 (alfa)=	48.541513°
Eccentric. e=	1.73559551	Anomalia (te1)=	41.330785°
Semias.mag a=	-1.88461157	Anomalia (te2)=	89.872298°
Inclinaz.(i)=	87.735641°	Rag.Vett.(r1)=	1.64652000
Long.Nodo(0)=	329.705343°	Rag.Vett.(r2)=	3.77777470
Arg.Peri.(w)=	54.283221°	Velocita'(V1)=	1.32109667
		Velocita'(V2)=	1.02957541

.... fine: 08-05-2005