

3.6 Movimiento elíptico.

El estudio del movimiento elíptico de un astro se simplifica notablemente introduciendo los ángulos o *anomalías* que definimos a continuación:

Anomalía verdadera : Es el ángulo $V = \widehat{POQ}$ formado por el radio vector del astro Q y la dirección del periastro P (la teníamos ya definida).

Anomalía excéntrica: Es el ángulo $E = \widehat{PCQ}$ formado por la dirección del periastro y el radio CQ' , siendo C el centro de la elipse y Q' la intersección con el círculo principal de la elipse, de la normal por el astro Q al eje mayor de la elipse.

Anomalía media: Es el ángulo M descrito con vértice en el foco O , en sentido antihorario y a partir de la dirección del periastro, por un astro ficticio que gira con velocidad angular igual al movimiento medio $n=2\pi/P$ (P =periodo del movimiento). Si empezamos a contar el tiempo en el instante de paso del astro por el periastro, la anomalía media valdrá nt . En general será:

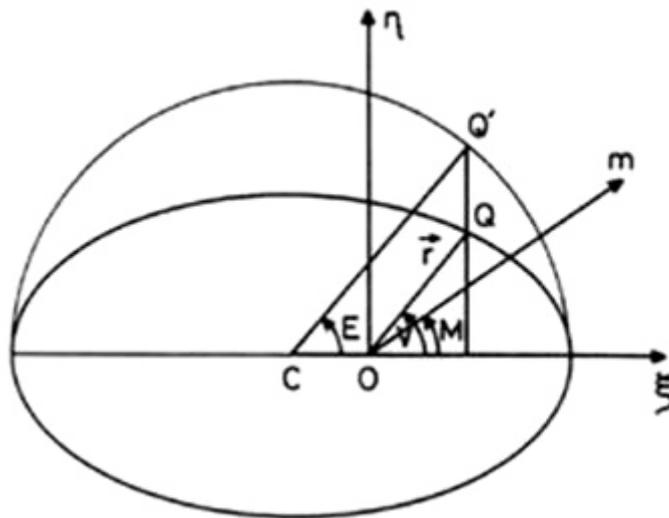


FIG 6.3

$$M = n(t - T) \quad (35.3)$$

donde T es la época de paso por el periastro.

Es cómodo expresar las coordenadas polares de un astro en función de la anomalía excéntrica; para ello, tomemos un sistema de ejes cartesianos ξ, η con origen en el foco O , y sean (ξ, η) las coordenadas del secundario Q en dicho sistema. Se verifica:

$$\begin{aligned} \xi &= r \cos V = CQ_1 - CO = a \cos E - ae = a(\cos E - e) \\ \eta &= r \sin V = b \sin E = a\sqrt{1-e^2} \sin E \end{aligned}$$

(Obteniendo esta segunda ecuación teniendo en cuenta la razón de afinidad de la elipse y la circunferencia).

En resumen, pues:

$$\left. \begin{aligned} \xi &= r \cos V = a(\cos E - e) \\ \eta &= r \operatorname{sen} V = a\sqrt{1-e^2} \operatorname{sen} E \end{aligned} \right\} \quad (36.3)$$

y tomando como unidad a , en el mismo sistema de ejes

$$\left. \begin{aligned} x &= \frac{\xi}{a} = \frac{r}{a} \cos V = \cos E - e \\ Y &= \frac{\eta}{a} = \frac{r}{a} \operatorname{sen} V = \sqrt{1-e^2} \operatorname{sen} E \end{aligned} \right\} \quad (37.3)$$

que son las llamadas *coordenadas reducidas* del secundario.

De las relaciones (36.3) elevando al cuadrado y sumando ordenadamente, tenemos:

$$r^2 = a^2(1 - e \cos E)^2$$

y siendo $a > 0$, $e < 1$, $|\cos E| \leq 1$, extrayendo la raíz cuadrada:

$$r = a(1 - e \cos E) \quad (38.3)$$

fórmula que suministra el radio vector en función de la anomalía excéntrica. Si queremos relacionar las anomalías verdadera y excéntrica consideremos la primera de las fórmulas (36.3) y la (38.3):

$$\begin{aligned} r \cos V &= a(\cos E - e) \\ r &= a(1 - e \cos E) \end{aligned}$$

restando miembro a miembro:

$$r(1 - \cos V) = a(1 - e \cos E - \cos E + e)$$

o sea:

$$2r \operatorname{sen}^2 \frac{V}{2} = a(1+e)(1 - \cos E) = 2a(1+e) \operatorname{sen}^2 \frac{E}{2} \quad (39.3)$$

y sumando miembro a miembro:

$$r(1 + \cos V) = a(1 - e \cos E + \cos E - e)$$

o sea:

$$2r \cos^2 \frac{V}{2} = a(1-e)(1 + \cos E) = 2a(1-e) \cos^2 \frac{E}{2} \quad (40.3)$$

Dividiendo ordenadamente (39.3) y (40.3) y extrayendo la raíz cuadrada:

$$\tan \frac{V}{2} = \sqrt{\frac{1+e}{1-e}} \tan \frac{E}{2} \quad (41.3)$$

fórmula que suministra la anomalía verdadera en función de la anomalía excéntrica.

3.6.1 Ecuación de Kepler

Relacionemos, finalmente, las anomalías media y excéntrica. Partiendo de la ley de las áreas en su forma polar

$$r^2 \frac{dV}{dt} = c \quad (42.3)$$

y recordando que $c = 2\dot{A} = nab$, se tiene:

$$2dA = nabdt = r^2 dV$$

e integrando entre O y V , valores que corresponden respectivamente a la época T de paso por el periastro ya una época t cualquiera, tenemos:

$$\int_T^t ndt = \frac{1}{ab} \int_0^V r^2 dV$$

o sea:

$$n(t-T) = \frac{1}{ab} \int_0^V r^2 dV \quad (43.3)$$

Para efectuar la integración indicada, calculemos dV diferenciando en (41.3):

$$\frac{1}{2} \frac{dV}{\cos^2 \frac{V}{2}} = \sqrt{\frac{1+e}{1-e}} \frac{1}{2} \frac{dE}{\cos^2 \frac{E}{2}}$$

de donde:

$$dV = \sqrt{\frac{1+e}{1-e}} \frac{\cos^2 \frac{V}{2}}{\cos^2 \frac{E}{2}} dE$$

y teniendo en cuenta (40.3), sustituyendo y simplificando:

$$dV = \frac{a}{r} \sqrt{1-e^2} dE = \frac{b}{r} dE$$

Sustituyendo en la integral (43.3), recordando que $r=a(1-e\cos E)$, resulta:

$$M = \frac{1}{ab} \int_0^v r(rdV) = \frac{1}{ab} \int_0^E a(1-e\cos E)bdE = \int_0^E (1-e\cos E)dE$$

o sea:

$$M = E - e \operatorname{sen} E \quad (44.3)$$

relación buscada que recibe el nombre de *ecuación de Kepler*.

3.6.2 Métodos de resolución de la ecuación de Kepler

Observemos en primer lugar que si en (44.3) damos a M un valor comprendido entre $k\pi$ y $(k+1)\pi$, con k entero, dicha ecuación admite una única raíz entre tales límites. En efecto, si ponemos

$$F(E) = E - e \operatorname{sen} E - M$$

se tiene:

$$F(k\pi) = k\pi - M < 0$$

y

$$F((k+1)\pi) = (k+1)\pi - M > 0$$

Además,

$$\frac{dF(E)}{dE} = 1 - e \cos E > 0 \quad \text{siempre;}$$

luego, la función $F(E)$ es creciente en el intervalo $(k\pi, (k+1)\pi)$ y toma en sus extremos valores de signos contrarios. Luego tiene una única raíz en dicho intervalo.

Entre el gran número de métodos para resolver la ecuación de Kepler citaremos:

a) *Método gráfico* (o de Dubois). Dibujada una senoide, expresando el argumento en radianes, por P tal que $OP=M$ se traza una recta que forme con el eje de abscisas un ángulo α , tal que

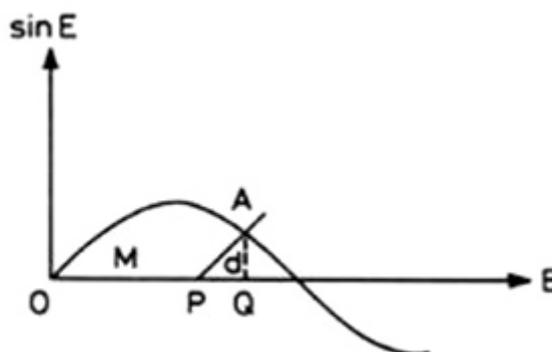


FIG 7.3

$$\cot \alpha = e$$

La abscisa OQ del punto A de intersección de dicha recta con la senoide es $OQ=E$. En efecto,

$$E = OQ = OP + PQ = OP + QA \cot \alpha = M + e \sin E$$

Si la escala es grande, en la mayoría de los casos, este método permite obtener E con una aproximación de 1° , sirviendo este valor aproximado como argumento inicial para aplicar otros métodos.

b) *Método numérico* (o de Newton). Sirve para corregir el valor de la anomalía excéntrica dada por el procedimiento anterior.

Supongamos que por el método gráfico hemos encontrado una anomalía E_o . Sustituyendo en la ecuación de Kepler tenemos:

$$M_o = E_o - e \sin E_o \quad (45.3)$$

Si M es el valor exacto de la anomalía media y E el valor exacto de la anomalía excéntrica, tenemos:

$$\Delta M_o = M - M_o$$

o lo que es lo mismo:

$$M = M_o + \Delta M_o$$

y

$$E = E_o + \Delta E_o \quad (46.3)$$

Sustituyendo estos valores en la ecuación de Kepler:

$$\begin{aligned} M_o + \Delta M_o &= E_o + \Delta E_o - e \sin(E_o + \Delta E_o) = \\ &= E_o + \Delta E_o - e \sin E_o \cos \Delta E_o - e \cos E_o \sin \Delta E_o \end{aligned}$$

y siendo ΔE_o muy pequeño y teniendo en cuenta [\(45.3\)](#)

$$\Delta M_o = \Delta E_o - e \Delta E_o \cos E_o$$

O sea:

$$\Delta E_o = \frac{\Delta M_o}{1 - e \cos E_o}$$

donde e está expresado en radianes. Conocido ΔE_0 con (46.3) tendremos el valor de E . Llamémosle E_1 . Podemos hallar el correspondiente valor de M_1 . Si en el orden de aproximación requerida $M_1=M$ daremos por terminado el proceso; si no, seguiremos.

Existen tablas que suministran directamente E en función de e y de M . Este valor de E es aproximado y se corrige con el proceso que acabamos de exponer.

c) *Método de Kepler*. De la ecuación de Kepler, tenemos:

$$E = M + e \operatorname{sen} E$$

con e y M dados. Tomando en el segundo miembro como E aproximada el valor de M , resulta:

$$E_1 = M + e \operatorname{sen} M$$

Tomando ahora, como E aproximada el valor E_1 obtenido:

$$E_2 = M + e \operatorname{sen} E_1$$

Repitiendo el proceso iterativamente, podemos obtener la anomalía excéntrica con la precisión deseada.

En general:

$$E_i = M + e \operatorname{sen} E_{i-1} \quad (i = 2, 3, 4 \dots)$$

d) *Método del desarrollo en serie*. Consiste en expresar E por desarrollo en serie de Mac-Laurin de potencias de e , considerando M como parámetro. Lo estudiaremos en el apartado siguiente formando parte de un contexto más general.

[ANTERIOR](#)

[ÍNDICE](#)

[SIGUIENTE](#)