

ACADÉMIE ROYALE DE BELGIQUE.

Extrait des *Bulletins de la Classe des Sciences*, 3^e série, t. XIV, nos 1-2, séance du 3 janvier 1928, pp. 60-66.

ASTRONOMIE MATHÉMATIQUE. — Quelques analogies formelles entre certaines orbites,

par P. SWINGS, docteur en sciences physiques et mathématiques (*).

1. Sir G. Greenhill a indiqué (**) une analogie formelle entre les orbites obtenues au moyen de la force newtonienne, de la force quasi newtonienne et du ds^2 d'Einstein-Schwarzschild.

Je me propose de montrer que les trajectoires obtenues pour les planètes, lorsqu'on applique les potentiels considérés par M. Dehalu (***), présentent la même analogie.

Nous rappellerons d'abord les résultats de Sir Greenhill.

2. Appelons r et θ les coordonnées polaires dans le plan de la planète, le pôle des coordonnées étant le centre du Soleil; nous supposons que les angles θ sont comptés à partir d'un aphélie considéré comme initial. Désignons encore par r_1 la valeur de r au périhélie, par r_2 la distance à l'aphélie et par ρ l'inverse du rayon r .

Considérons d'abord l'orbite newtonienne. Les intégrales premières du mouvement sont (IV)

$$r^2 \theta' = r_1^2 \theta_1' = r_2^2 \theta_2' \quad (\text{intégrale des aires});$$

$$r^2 + r^2 \theta'^2 = \frac{2h^2}{r} = r_1^2 \theta_1'^2 = r_2^2 \theta_2'^2 = \frac{2k^2}{r_2} \quad (\text{forces vives}); \quad (1)$$

(*) Présenté par M. Dehalu.

(**) GREENHILL, *Newton-Einstein Planetary Orbit*. (PHIL. MAG., 1921, série 6, t. XLII, pp. 143-146.)

(***) M. DEHALU, *Le mouvement de périhélie de Mercure...* (BULL. ACAD. ROY. DE BELG. [Classe des Sciences], 1926, no 6, pp. 381-393 [formules 7 et 23].) — M. DEHALU et P. SWINGS, *Sur les potentiels contenant les composantes des vitesses*. (MÉM. IN-8° DE L'ACAD. ROY. DE BELG., 3^e partie, § 4, pp. 28-33.)

(IV) Les notations $r_1, r_2, \theta_1, \theta_2$ signifient

$$\left(\frac{dr}{dt} \right)_{r=r_1}, \left(\frac{dr}{dt} \right)_{r=r_2}, \left(\frac{d\theta}{dt} \right)_{r=r_1} \quad \text{et} \quad \left(\frac{d\theta}{dt} \right)_{r=r_2}$$

on a, en effet, $r'_1 = r'_2 = 0$, car r_1 et r_2 sont respectivement un minimum et un maximum de r .

Entre les quatre équations (4), éliminons θ'_1 , θ'_2 et dt ; on obtient

$$\frac{d\theta}{dr} = \sqrt{r_1 r_2} \cdot \frac{1}{r \sqrt{(r-r_1)(r_2-r)}}.$$

L'intégration donne

$$\theta = c^0 - 2 \arcsin \sqrt{\frac{r_1}{r} \cdot \frac{r_2 - r}{r_2 - r_1}}.$$

Pour déterminer la constante, on fera $r = r_2$. On obtient

$$\frac{r_1}{r} \cdot \frac{r_2 - r}{r_2 - r_1} = \sin^2 \frac{\theta}{2};$$

d'où

$$\frac{1}{r_N} = \frac{\sin^2 \frac{\theta}{2}}{r_1} + \frac{\cos^2 \frac{\theta}{2}}{r_2}. \quad (2)$$

3. *Orbite einsteinienne.* — L'intégration par les fonctions elliptiques (*) conduit à

$$\frac{1}{r_E} = \frac{\sin^2 \frac{q\theta}{2}}{r_1} + \frac{\cos^2 \frac{q\theta}{2}}{r_2}. \quad (3)$$

q étant une certaine constante, très voisine de l'unité.

4. *Orbite obtenue par la force centrale quasi newtonienne*

$$F = - \frac{k^2 m}{r^2} \left(1 + \frac{\lambda}{r} \right),$$

m étant la masse de la planète.

On trouve alors

$$\frac{1}{r_M} = \frac{\sin^2 \frac{x\theta}{2}}{r_1} + \frac{\cos^2 \frac{x\theta}{2}}{r_2}, \quad (4)$$

(*) Cette intégration a été faite par divers auteurs, notamment par M. FOSYTH, Proc. R. Soc., A, Londres, 1930, t. XCVII, p. 445.

avec

$$x = \frac{1}{\sqrt{1 + \frac{\lambda}{2} \left(\frac{1}{r_1} + \frac{1}{r_2} \right)}}.$$

5. Nous allons maintenant étudier l'orbite obtenue par le potentiel du genre riemannien

$$\Phi = \frac{k^2 m}{r} \left(1 + \frac{\alpha k^2}{c^2 r} - \frac{\beta r^2}{c^2} \right). \quad (5)$$

La seconde famille étudiée par M. Dehalu, savoir

$$\Phi_1 = \frac{k^2 m}{r} \left(1 + \frac{\alpha k^2}{c^2 r} - \frac{\beta r^{2s}}{c^2} \right),$$

se traiterait à peu près de la même façon.

Les intégrales des aires et des forces vives correspondant à Φ sont respectivement

$$r^2 \cdot \theta' \cdot \left(1 + \frac{2\beta k^2}{c^2 r} \right) = h \quad (6)$$

et

$$\left(r^{2s} + r^2 \cdot \theta'^2 \right) \left(1 + \frac{2\beta k^2}{c^2 r} \right) - \frac{2k^2}{r} \left(1 + \frac{\alpha k^2}{c^2 r} \right) = A_1, \quad (7)$$

h et A_1 , étant des constantes.

Éliminons dt entre les équations (6) et (7). Nous obtenons

$$\left(\frac{dr}{d\theta} \right)^2 + r^2 = \frac{2k^2}{h^2} \left(1 + \frac{2\beta k^2}{c^2} r \right) \left(r + \frac{\alpha k^2}{c^2} r^2 + A_1 \right). \quad (8)$$

Cette équation nous montre que r s'exprime en fonction de θ au moyen des fonctions elliptiques. Au lieu des constantes h et A_1 , nous allons, en vue de la symétrie, introduire les nombres r_1 et r_2 .

Pour cela, nous tiendrons compte de ce que

$$\left(\frac{d\rho}{d\theta}\right)_{\rho=\frac{1}{r_2}} = \left(\frac{d\rho}{d\theta}\right)_{\rho=\frac{1}{r_1}} = 0,$$

$$\frac{1}{r_2} \left(1 + \frac{2\beta k^2}{c^2 r_2}\right) \left(1 + \frac{\alpha k^2}{c^2 r_2}\right) + A_1 \left(1 + \frac{2\beta k^2}{c^2 r_2}\right) - \frac{h^2}{2k^2 r_2^2} = 0$$

$$\frac{1}{r_1} \left(1 + \frac{2\beta k^2}{c^2 r_1}\right) \left(1 + \frac{\alpha k^2}{c^2 r_1}\right) + A_1 \left(1 + \frac{2\beta k^2}{c^2 r_1}\right) - \frac{h^2}{2k^2 r_1^2} = 0$$

D'où

$$A_1 = \frac{C}{B r_1 r_2} \quad \text{et} \quad h = \frac{2A k^2}{B} \quad (9)$$

en posant

$$A = \frac{k^2}{r_1} \left(1 + \frac{\alpha k^2}{c^2 r_1}\right) - \frac{k^2}{r_2} \left(1 + \frac{\alpha k^2}{c^2 r_2}\right)$$

$$B = \frac{k^2}{r_1^2} \left(1 + \frac{2\beta k^2}{c^2 r_1}\right) - \frac{k^2}{r_2^2} \left(1 + \frac{2\beta k^2}{c^2 r_2}\right)$$

$$C = \frac{k^2}{r_2} \left(1 + \frac{\alpha k^2}{c^2 r_1}\right) - \frac{k^2}{r_1} \left(1 + \frac{\alpha k^2}{c^2 r_2}\right)$$

L'équation (8) devient ainsi

$$A \left(\frac{d\rho}{d\theta}\right)^2 = -A\rho^2 + B\rho \left(1 + \frac{\alpha k^2 \rho}{c^2}\right) \left(1 + \frac{2\beta k^2 \rho}{c^2}\right) + \frac{C}{r_1 r_2} \left(1 + \frac{2\beta k^2 \rho}{c^2}\right). \quad (11)$$

On en tire

$$d\theta = \frac{\sqrt{A} \cdot d\rho}{\sqrt{B\rho \left(1 + \frac{\alpha k^2 \rho}{c^2}\right) \left(1 + \frac{2\beta k^2 \rho}{c^2}\right) - A\rho^2 + \frac{C}{r_1 r_2} \left(1 + \frac{2\beta k^2 \rho}{c^2}\right)}} \quad (12)$$

Il faut chercher les zéros du polynôme P du 3^e degré en ρ situé sous le radical dans (12). Ce polynôme contient certainement en facteur le produit

$$\left(\rho - \frac{1}{r_2}\right) \left(\frac{1}{r_1} - \rho\right);$$

par suite, on a

$$P = \left(\rho - \frac{1}{r_2}\right) \left(\frac{1}{r_1} - \rho\right) \left[-\frac{2B\alpha\beta k^4}{c^4} \rho - \left(\frac{B\alpha k^2}{c^2} + \frac{2B\beta k^2}{c^2} + \frac{2B\alpha\beta k^4}{c^4 r_1} + \frac{2B\alpha\beta k^4}{c^4 r_2} - A \right) \right]. \quad (13)$$

Pour la suite, il nous est nécessaire de supposer que α et β ne sont pas nuls; d'ailleurs, lorsque $\alpha=0$ ou $\beta=0$ ou $\alpha=\beta=0$, on est ramené à des quadratures élémentaires.

Posons

$$D = \frac{A c^4}{2B\alpha\beta k^4} - \frac{1}{r_1} - \frac{1}{r_2} - \frac{c^2 \cdot (\alpha + 2\beta)}{2\alpha\beta k^2}. \quad (14)$$

L'équation (12) devient

$$d\theta = \frac{c^2}{k^2} \cdot \sqrt{\frac{A}{2B\alpha\beta}} \sqrt{\left(\rho - \frac{1}{r_2}\right) \left(\frac{1}{r_1} - \rho\right) (D - \rho)}. \quad (15)$$

En vue de comparer ce cas avec les orbites newtonienne (2) et einsteinienne (3), nous allons chercher l'expression de ρ au moyen des fonctions sn (*).

Pour cela, posons

$$\rho = \frac{1}{r_2} + \left(\frac{1}{r_1} - \frac{1}{r_2}\right) \varpi^2. \quad (16)$$

(*) Soit Σ la somme des trois zéros du dénominateur de (15), on pourrait exprimer $\rho - \frac{1}{r_2}$ par une fonction p de Weierstrass; mais pour notre recherche, les expressions au moyen des fonctions sn et cn de Jacobi sont plus intéressantes.

(15) devient

$$d\theta = E \cdot \frac{dx}{\sqrt{(1-x^2)(1-k_1^2 x^2)}} \quad (17)$$

avec

$$E = \frac{2c^2}{k^2} \sqrt{\frac{A}{2Bc\beta \cdot (D - \frac{1}{r_2})}}, \quad k_1^2 = \frac{\frac{1}{r_1} - \frac{1}{r_2}}{D - \frac{1}{r_2}} \quad (18)$$

k_1^2 est positif et < 1 ; car $\frac{1}{r_1} > \frac{1}{r_2}$, $D > \frac{1}{r_3}$ et $\frac{1}{r_1} - \frac{1}{r_2} < D - \frac{1}{r_2}$ dans le problème astronomique. Donc on a

$$\theta = c^2 + E \cdot \arg \operatorname{sn} x = c^2 + E \cdot \arg \operatorname{sn} \sqrt{\frac{r_1}{r} \cdot \frac{r_2 - r}{r_2 - r_1}}$$

Pour déterminer la constante, nous ferons $r = r_2$; par hypothèse, on a alors $\theta = 0$; donc $c^2 = 0$. On a donc

$$\theta = E \cdot \arg \operatorname{sn} \sqrt{\frac{r_1}{r} \cdot \frac{r_2 - r}{r_2 - r_1}} \quad (19)$$

d'où

$$\frac{r_1}{r} \cdot \frac{r_2 - r}{r_2 - r_1} = \operatorname{sn}^2 \frac{\theta}{E} \quad (19')$$

De (19') on déduit

$$\frac{1}{r_D} = \frac{\operatorname{sn}^2 \frac{\theta}{E}}{r_1} + \frac{\theta}{r_2} \quad (20)$$

d'ailleurs, d'après (18) et (10), E est une constante voisine de 2.

On constate immédiatement que la formule (20) présente une grande ressemblance avec l'équation (3) de l'orbite einsteinienne.

Note. — L'équation (19) permet de calculer aisément une valeur approchée de l'avance périhélique, qui vaut, par tour,

$$\delta \varpi = 2EK - 2\pi,$$

K étant le quart de la période réelle $4K$, suivant les notations

habituelles. D'ailleurs, on a pour K la valeur approchée (k_1^2 étant très petit)

$$K = \frac{\pi}{2} \left(1 + \frac{k_1^2}{4} \right) = \frac{\pi}{2} \left[1 + \frac{\frac{1}{r_1} - \frac{1}{r_2}}{4 \left(D - \frac{1}{r_2} \right)} \right].$$

En faisant les calculs, on trouve

$$\delta \varpi = \frac{(\alpha + 2\beta) k^2}{c^2 a (1 - e^2)} \cdot 2\pi.$$

Cette formule avait été trouvée par M. Dehalu (*) en appliquant le procédé d'intégration approchée d'Eddington.

(*) M. DEHALU, *Le mouvement de périhélie de Mercure...*, formule (18).