

LE
PROBLÈME
DES

TROIS CORPS



ASTRONOMIA NOVA
ΑΙΤΙΟΛΟΓΗΤΟΣ,

SEU

PHYSICA COELESTIS,

tradita commentariis

DE MOTIBVS STELLÆ

MARTIS,

Ex observationibus G. V.

TYCHONIS BRAHE:

Jussu & sumptibus

RVDOLPHI II.

ROMANORVM

IMPERATORIS & C.

Plurium annorum pertinaci studio
elaborata Praga,

A S. C. M. S. Mathematico

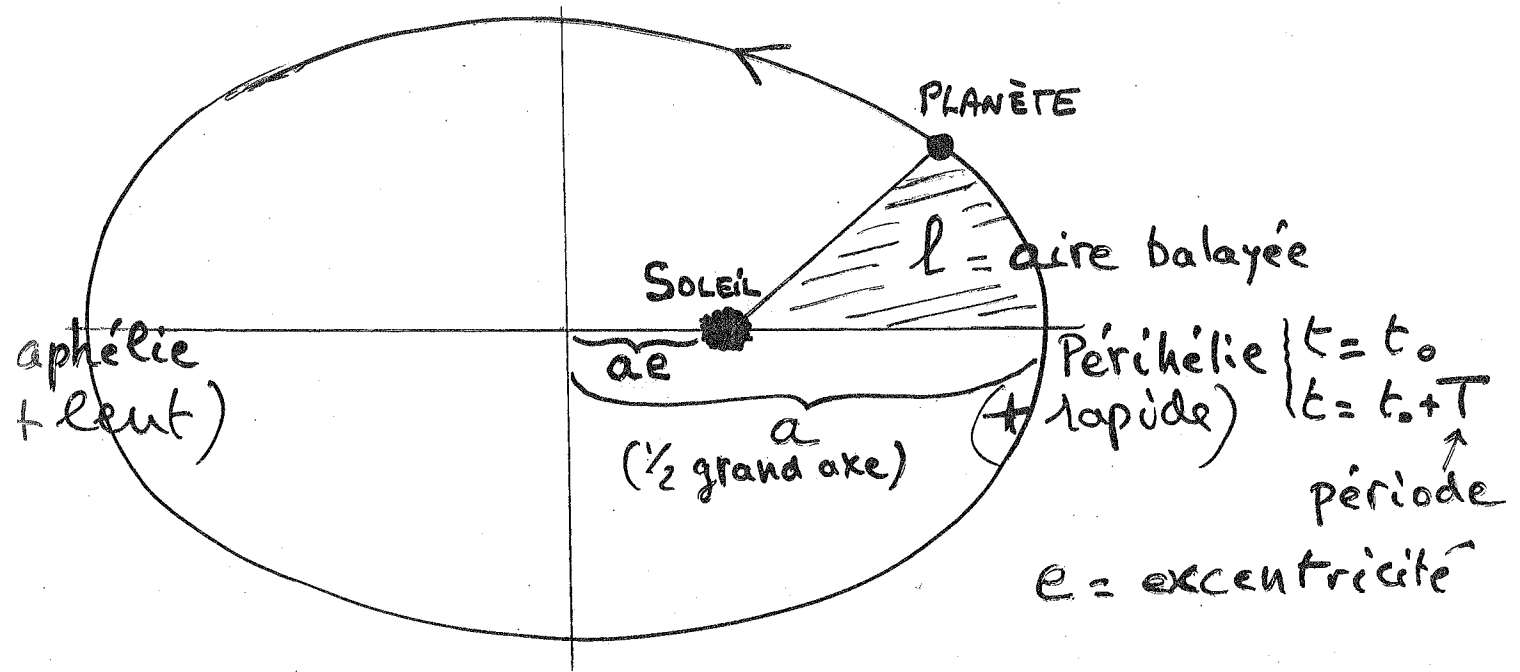
JOANNE KEPLERO,

Conservatori C. M. S. privilegio speciali

ANNO MDCXII Dionysianæ ætatis 1612.



KEPLER



LOI 1 : ELLIPSES } ASTRONOMIA
NOVA
LOI 2 : l proportionnelle }
au temps t } 1609

LOI 3 : T^2 proportionnelle } HARMONICE
à a^3 } MUNDI
1619



Portrait de Galilée peint par Justus Sustermans en 1636.

DISCORSI
E
DIMOSTRAZIONI
MATEMATICHE,
intorno à due nuoue scienze

Attenenti alla
MECANICA & I MOVIMENTI LOCALI,
del Signor

GALILEO GALILEI LINCEO,
Filosofo e Matematico primario del Serenissimo
Grand Duca di Toscana.

Con una Appendice del centro di grauità d'alcuni Solidi.

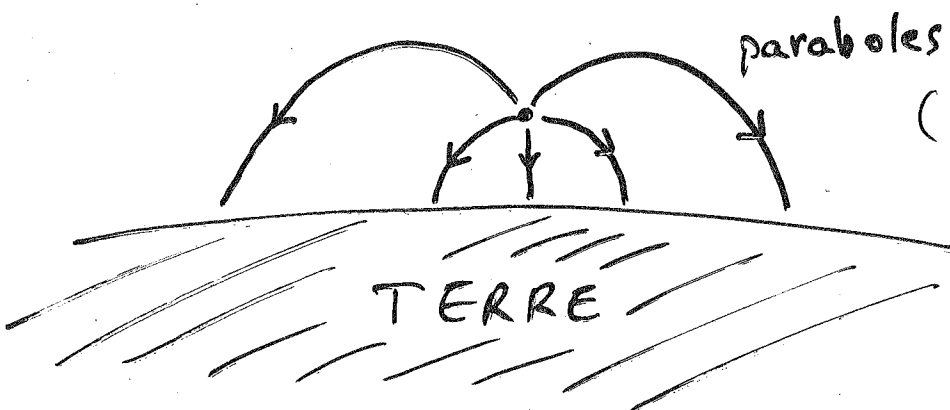


IN LEIDA,
Appresso gli Elsevirii. M. D. C. XXXVIII.

GALILÉE

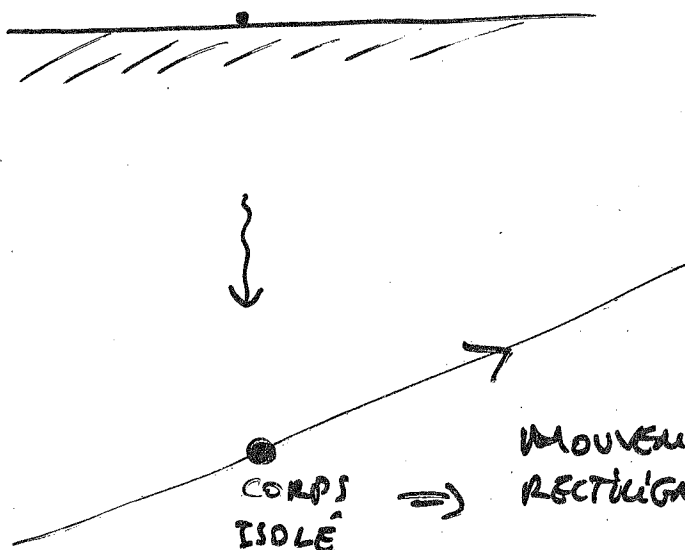
LAGRANGE : " La dynamique est la science des forces accélératrices ou retardatrices et des mouvements variés qu'elles doivent produire. Cette science est due entièrement aux modernes, et Galilée est celui qui en a jeté les premiers fondemens " (in Mec. Anal. I, 221).

Chute des corps sur la terre



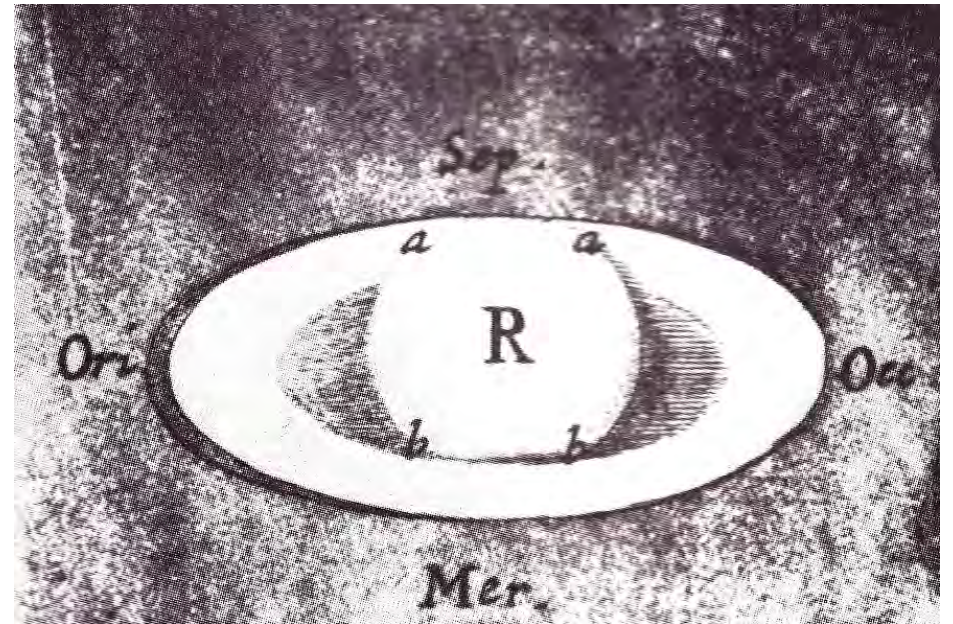
(accélération constante)

Principe d'inertie



1638
DISCORSI E
DIMOSTRAZIONI
MATEMATICHE
INTORNO A DUE
NUOVE SCIENZE

GALILÉE 1638
GASSENDI 1640
TORRICELLI 1644
DESCARTES 1644



ROBERT HOOKE : Observation of Saturn rings, 1666



PHILOSOPHIÆ
NATURALIS
PRINCIPIA
MATHEMATICA.

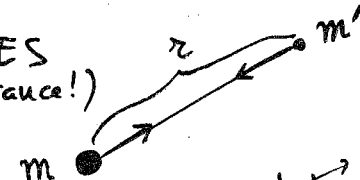
Autore *J. S. NEWTON*, *Trin. Coll. Cantab. Soc. Matheseos*
Professore Lucafiano, & Societatis Regalis Sodali.

IMPRIMATUR.
S. P E P Y S, *Reg. Soc. PRÆSES.*
Julii 5. 1686.

LONDINI,
Jussu Societatis Regiæ ac Typis Josephi Streater. Prostat apud
plures Bibliopolas. Anno MDCLXXXVII.

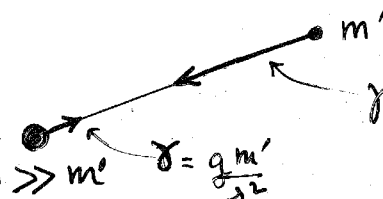
NEWTON

Attraction universelle PRINCIPIA 1687

FORCES (à distance!)  égales en grandeur opposées en direction

constante $g \frac{mm'}{r^2}$

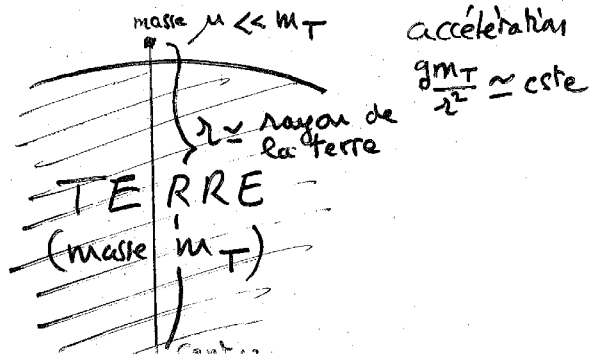
ACCÉLÉRATIONS $\vec{F} = m\vec{\gamma}$ (dans 1 repère Galiléen)

 $\gamma = g \frac{m}{r^2}$

$m \gg m'$

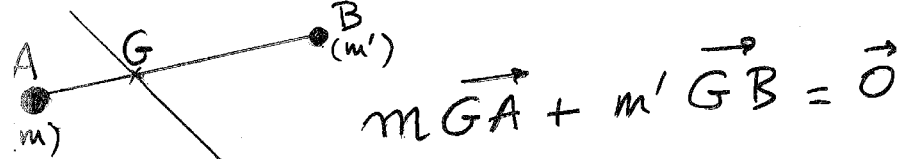
Isaac Newton Philosophiæ naturalis Principia Mathematica Liber tertius Propositio VIII Theorema VIII: "Si la matière de deux globes qui gravitent l'un vers l'autre est homogène à égales distances de leurs centres: le poids de l'un de ces globes vers l'autre sera réciproquement comme le carré de la distance qui est entre leurs centres" (traduction de la Marquise du Chastellet).

Loi de la chute des corps sur la terre



LE PROBLÈME DES DEUX CORPS

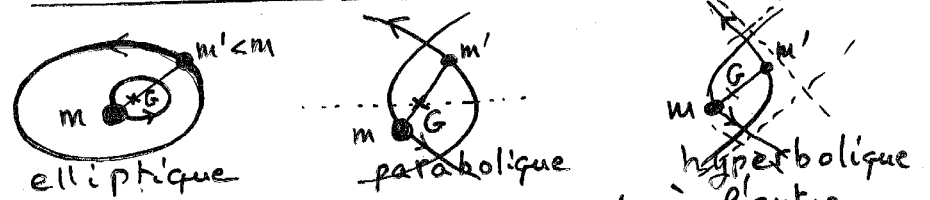
Mouvement du centre de gravité:



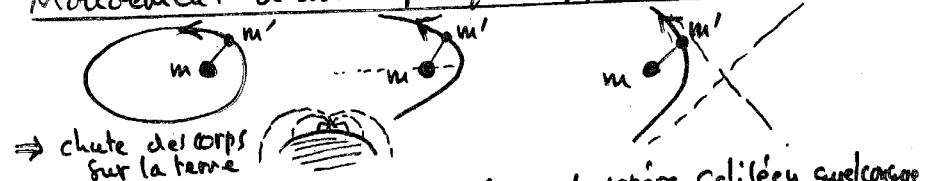
Aucune force ne s'exerce sur G

\Downarrow
G a un mouvement rectiligne uniforme

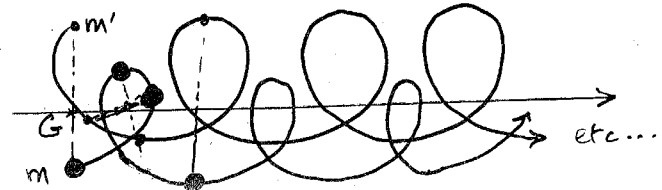
• Mouvement des corps dans un repère (Galiléen) fixant G



• Mouvement d'un corps par rapport à l'autre

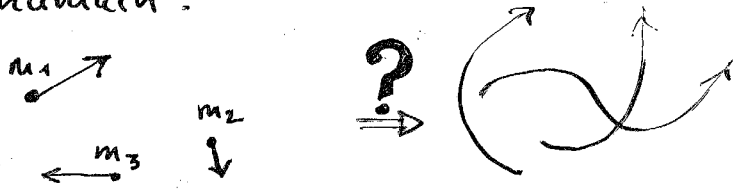


• Mouvement des corps dans 1 repère Galiléen quelconque

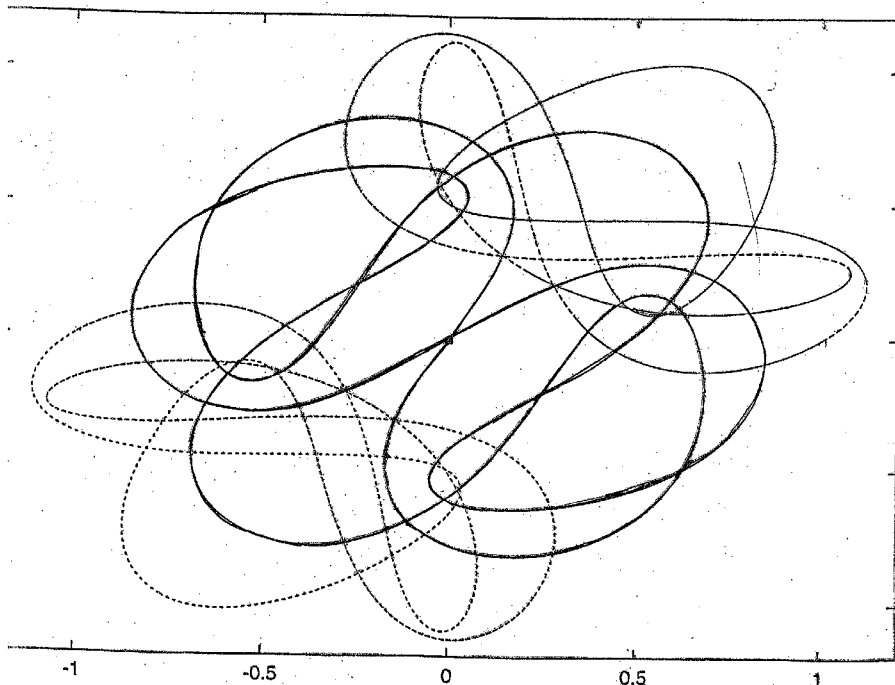


LE PROBLÈME DES TROIS CORPS

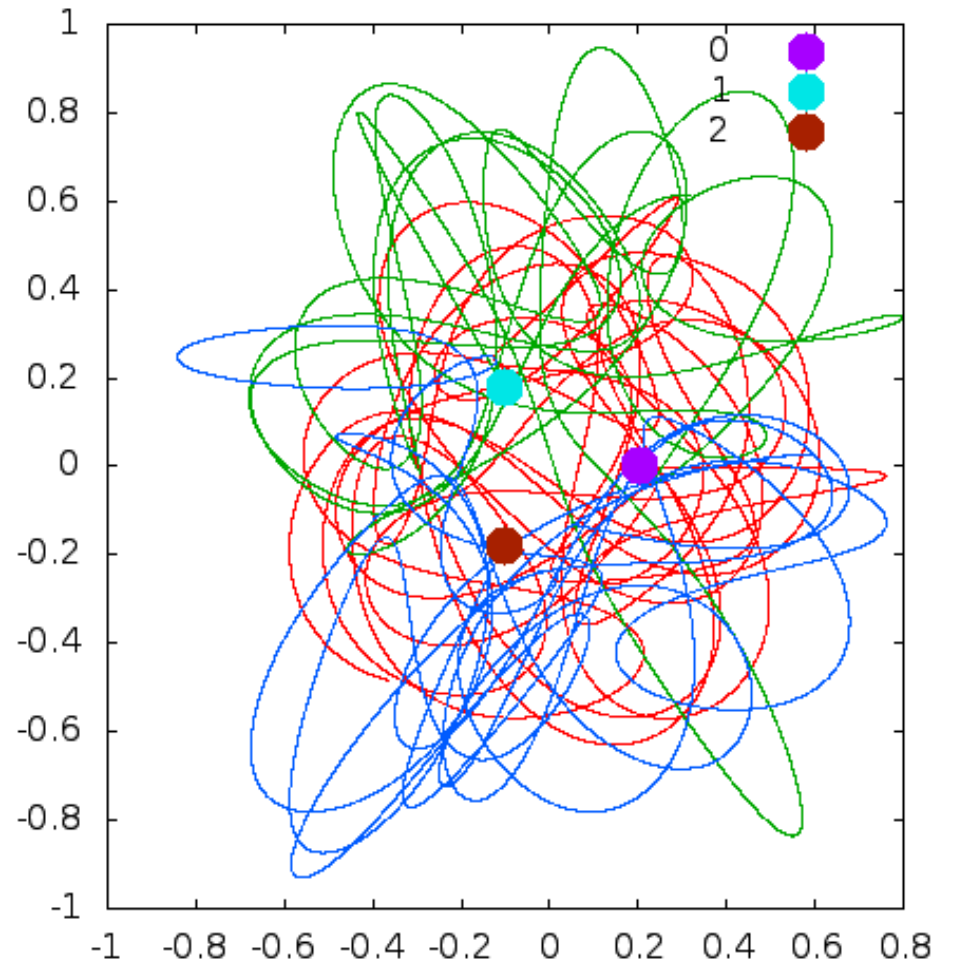
NEWTON: (une solution exacte du problème des 3 corps) "dépasse, si je ne me trompe, les forces de l'esprit humain".



UN EXEMPLE: Une solution "assez simple" du problème des 3 corps (3 masses égales)



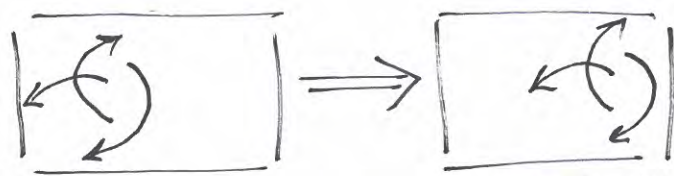
Calculée numériquement par C. Sidió





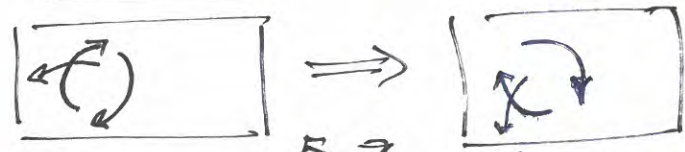
SYMÉTRIES ET INTÉGRALES PREMIÈRES

TRANSLATION
(en position, ou vitesse)



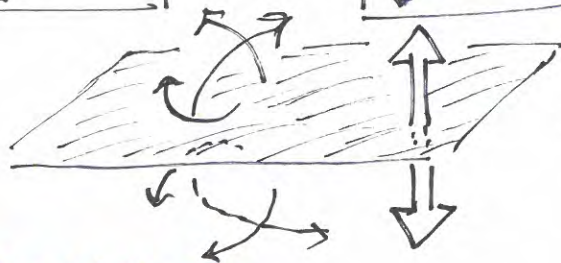
MOMENT LINÉAIRE
(mouvement galiléen du centre de gravité)

ROTATION



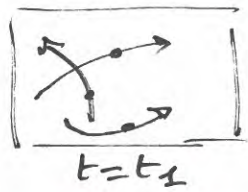
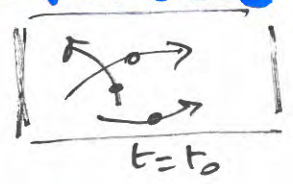
MOMENT CINÉTIQUE
(loi des aires)

SYMÉTRIE PLANE



MOUVEMENT DANS UN PLAN POUR 2 CORPS

TRANSLATION TEMPORELLE



ÉNERGIE

EMMY NOETHER (1918)



SYMÉTRIE SO(4) (seulement pour 2 corps)

VECTEUR DE HERMAN-LAPLACE
(direction du périhélie)

soluhas toutes périodiques en énergie négative



13. Invariante Variationsprobleme

Nachr. v. d. Ges. d. Wiss. zu Göttingen 1918, S. 235–257

Vorgelegt von F. Klein in der Sitzung vom 26. Juli 1918¹⁾.

Es handelt sich um Variationsprobleme, die eine kontinuierliche Gruppe (im Lieschen Sinne) gestatten; die daraus sich ergebenden Folgerungen für die zugehörigen Differentialgleichungen finden ihren allgemeinsten Ausdruck in den in § 1 formulierten, in den folgenden Paragraphen bewiesenen Sätzen. Über diese aus Variationsproblemen entspringenden Differentialgleichungen lassen sich viel präzisere Aussagen machen als über beliebige, eine Gruppe gestattende Differentialgleichungen, die den Gegenstand der Lieschen Untersuchungen bilden. Das folgende beruht also auf einer Verbindung der Methoden der formalen Variationsrechnung mit denen der Lieschen Gruppentheorie. Für spezielle Gruppen und Variationsprobleme ist diese Verbindung der Methoden nicht neu; ich erwähne Hamel und Herglotz für spezielle endliche, Lorentz und seine Schüler (z. B. Fokker), Weyl und Klein für spezielle unendliche Gruppen²⁾. Insbesondere sind die zweite Kleinsche Note und die vorliegenden Ausführungen gegenseitig durch einander beein-

1) Die endgültige Fassung des Manuskriptes wurde erst Ende September eingereicht.

2) Hamel: Math. Ann. Bd. 59 und Zeitschrift f. Math. u. Phys. Bd. 50. Herglotz: Ann. d. Phys. (4) Bd. 36, bes. § 9, S. 511. Fokker, Verslag d. Amsterdamer Akad., 27./1. 1917. Für die weitere Litteratur vergl. die zweite Note von Klein: Göttinger Nachrichten 19. Juli 1918.

In einer eben erschienenen Arbeit von Kneser (Math. Zeitschrift Bd. 2) handelt es sich um Aufstellung von Invarianten nach ähnlicher Methode.

COMBIEN DE PARAMÈTRES ?

2 CORPS DANS L'ESPACE

Réductions dues aux SYMÉTRIES

12 positions et vitesses
-6 centre de gravité
-3 moment cinétique
-1 énergie
-1 vecteur de Helman-Laplace

= 1 L'orbite est déterminée

3 CORPS DANS L'ESPACE

LAGRANGE 1772

Réductions dues aux SYMÉTRIES

18 positions et vitesses
-6 centre de gravité
-3 moment cinétique
-1 énergie
-1 rotations

= 7 !!!

LE PROBLÈME DES TROIS CORPS
EST "NON-INTÉGRABLE"

BRUNS 1887
POINCARÉ 1892

DIVERSES APPROCHES DU PROBLÈME

THÉORIE DES PERTURBATIONS

Existence et stabilité des systèmes
planétaires et lunaires

Mécanique
céleste classique

SOLUTIONS EXACTES



SOLUTIONS NON PERTURBATIVES

Méthodes topologiques
Dynamique symbolique
Calcul des variations
...

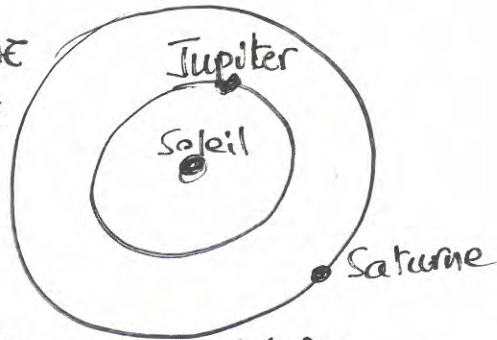
Méthodes
Nouvelles

PHÉNOMÈNES LIÉS AUX COLLISIONS TRIPLES



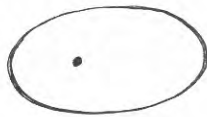
PERTURBATIONS

PROBLÈME
PLANÉTAIRE

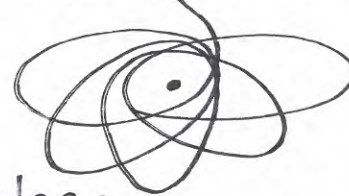


$$m_J, m_{Sat} \ll m_S$$

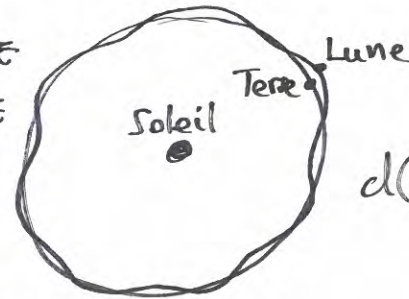
Mouvements séculaires :



remplacé par



PROBLÈME
LUNAIRE



$$d(T,L) \ll d(T,S)$$

$$m_L \ll m_T \ll m_S$$

PRÉCESSION

MÉCANIQUE
CÉLESTE
CLASSIQUE

Z Nombreuses explications possibles :

PERTURBATIONS DUES
À L'ATTRACTION EN $\frac{1}{r^2}$

Loi en $\frac{1}{r^{2+\epsilon}}$
ou en $\frac{1}{r^2} + \frac{\epsilon}{r^4}$ (Clairaut)

corrections
relativistes
(ex. Mercure)

1747-48 CRISE DE
L'APOGÉE DE LA LUNE

NEWTON
EULER, CLAIRAUT, D'ALEMBERT
LAPLACE, LAGRANGE, POISSON
DELAUNAY, HILL,
POINCARÉ, BIRKHOFF

----- ARNOLD (K.A.M.)

EULER
CLAIRAUT
D'ALEMBERT





CONSIDÉRATIONS
SUR LE
PROBLEME DES TROIS CORPS. (*)

PAR MR. L. EULER.

I.

Le probleme où il s'agit de déterminer le mouvement de trois corps qui s'attirent mutuellement, selon l'hypothese Newtonienne, est devenu depuis quelque tems si fameux par les soins que les plus grands Géometres y ont employés, qu'on a déjà commencé à disputer, à qui la gloire de l'avoir le premier résolu appartenoit. Mais cette dispute est fort prématurée, & il s'en faut bien encore qu'on soit parvenu à une solution parfaite du probleme. Tout ce qu'on y a fait jusqu'ici est restreint à un cas très particulier, où le mouvement de chacun des trois corps suit à peu près les regles établies par Kepler; & dans ce cas même on s'est borné à déterminer le mouvement par approximation. Dans tous les autres cas, on ne sauroit se vanter qu'on puisse assigner seulement à peu près le mouvement des trois corps, lequel demeure encore pour nous un aussi grand mystere, que si l'on n'avoit jamais pensé à ce probleme.

2. Pour prouver clairement combien on est encore éloigné d'une solution complete de ce probleme, on n'a qu'à le comparer avec le cas où il n'y a que deux corps qui s'attirent mutuellement, & même avec le cas le plus simple, où il s'agit de déterminer le mouvement d'un corps pesant projeté d'une maniere quelconque dans le vuide. Et on conviendra aisément qu'il auroit été impossible de trouver

(*) L4 le 4. Déc. 1765.

DE L'ORBITE DE LA LUNE,

En ne négligeant pas les quarrés des quantités de même ordre que les forces perturbatrices.

Par M. CLAIRAUT.

J'Esupposerai ici, comme dans la solution que je donnai en 1747, que les deux orbites sont dans le même plan, que celle du Soleil est sans excentricité; & je n'aurai point d'égard aux termes qui seroient introduits dans les valeurs des forces Φ & Π , si l'on ne négligeoit pas le quarré du rapport des distances du Soleil & de la Lune à la Terre.

Ainsi les forces Φ & Π seront encore

$$-\frac{Nr}{p} \left(\frac{1}{2} + \frac{1}{2} \cos 2T \right), \text{ \& } -\frac{3N}{2\beta} (\sin 2T):$$

N étant la masse du Soleil, M la somme des masses de la Terre & de la Lune, r le rayon vecteur quelconque de l'orbite de la Lune, β le rayon de l'orbite du Soleil, T l'élongation des deux astres.

J'aurai toujours, comme dans mon premier Mémoire, pour l'équation générale de l'orbite produite par les forces

$$\frac{M}{rr} + \Phi \text{ \& } \Pi; \\ \frac{1}{r} = \frac{1}{p} - \frac{e}{p} \cos v + \frac{1}{p} \sin v \int \Omega \cos v \, d v \\ - \frac{1}{p} \cos v \int \Omega \sin v \, d v,$$

en supposant, 1.° que v soit l'angle compris entre le rayon vecteur quelconque r , & celui qui passoit par la Lune supposée apogée, au moment où les forces Φ & Π ont commencé à agir: 2.° que $\frac{1}{r} = \frac{1}{p} - \frac{e}{p} \cos v$, exprimeroit:

G g g iij

Déposé à l'Acad. le 21 Janv. 1749. & lu le 15 Mars 1752.



QUATORZIÈME MÉMOIRE.

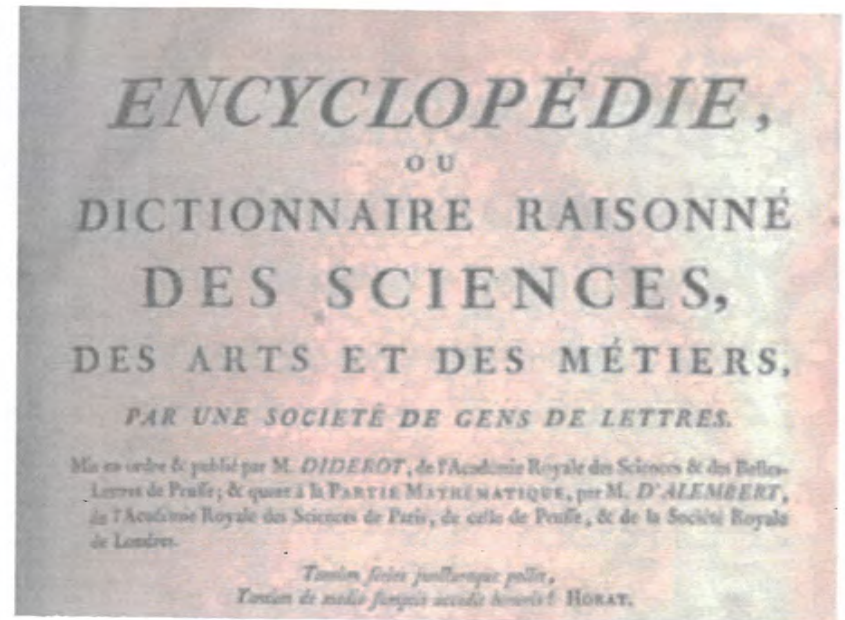
Réflexions sur le Problème des trois Corps, avec de nouvelles Tables de la Lune, d'un usage très-simple & très-facile.

I.

J'AI publié dans mes *Recherches sur le Système du Monde*, imprimées en 1754, des Tables de la Lune, telles que la théorie me les avoit données. J'avois cru devoir conserver dans ces Tables la forme de celles des *Institutions Astronomiques*, parce que les Astronomes me paroissent accoutumés à cette forme, & parce que d'ailleurs cette forme me sembloit avoir quelques autres avantages, dont j'ai fait mention p. 249 & 250 de la première Partie des *Recherches* déjà citées.

II.

Ayant fait réflexion depuis, qu'il seroit très-commode & très-utile aux Astronomes d'avoir des Tables particulières qui marquassent seulement la différence des miennes d'avec celles des *Institutions*, j'ai publié ces Tables



le tome 9 de l'*Encyclopédie* (le volume paraît en 1765 mais l'article est rédigé en 1759) : "Je ne dois pas oublier d'ajouter 1°. que ma méthode pour déterminer le mouvement de l'apogée, est très-élégante & très-simple, n'ayant besoin d'aucune intégration, & ne demandant que la simple inspection des coefficients du second terme de l'équation différentielle ; 2°. que j'ai démontré le premier par une méthode rigoureuse, ce que personne n'avoit encore fait, & n'a même fait jusqu'ici, que l'équation de l'orbite lunaire ne devoit point contenir d'arcs de cercle ; si on ajoute à cela la manière simple & facile dont je parviens à l'équation différentielle de l'orbite lunaire, sans avoir besoin pour cela, comme d'autres géomètres, de transformations & d'intégrations multipliées ; & le détail que j'ai donné ci-dessus de mes travaux & de ceux des autres géomètres, on conviendra, ce me semble, que j'ai eu plus de part à la théorie de la lune que certains mathématiciens n'avoient voulu le faire croire.



le tome 9 de l'*Encyclopédie* (le volume paraît en 1765 mais l'article est rédigé en 1759) : “Je ne dois pas oublier d'ajouter 1°. que ma méthode pour déterminer le mouvement de l'apogée, est très-élégante & très-simple, n'ayant besoin d'aucune intégration, & ne demandant que la simple inspection des coefficients du second terme de l'équation différentielle ; 2°. que j'ai démontré le premier par une méthode rigoureuse, ce que personne n'avoit encore fait, & n'a même fait jusqu'ici, que l'équation de l'orbite lunaire ne doit point contenir d'arcs de cercle ; si on ajoute à cela la manière simple & facile dont je parviens à l'équation différentielle de l'orbite lunaire, sans avoir besoin pour cela, comme d'autres géomètres, de transformations & d'intégrations multipliées ; & le détail que j'ai donné ci-dessus de mes travaux & de ceux des autres géomètres, on conviendra, ce me semble, que j'ai eu plus de part à la théorie de la lune que certains mathématiciens n'avoient voulu le faire croire.



TRAITÉ
DE
MÉCANIQUE CÉLESTE,

PAR P. S. LAPLACE,
Membre de l'Institut national de France, et du Bureau
des Longitudes.

TOME PREMIER.

DE L'IMPRIMERIE DE CRAPELET.

A PARIS,

Chez J. B. M. DUPRAT, Libraire pour les Mathématiques,
quai des Augustins.

A N V I I.



Joseph-Louis Lagrange (1736-1813)

MÉCHANIQUE ANALITIQUE;

*Par M. DE LA GRANGE, de l'Académie des Sciences de Paris,
de celles de Berlin, de Pétersbourg, de Turin, &c.*



A PARIS,

Chez LA VEUVE DESAINT, Libraire,
rue du Foin S. Jacques.

M. DCC. LXXXVIII.

AVEC APPROBATION ET PRIVILEGE DU ROI.

stantes, deviendra

$$\Delta\Omega = \frac{\partial\Omega}{\partial\alpha} \Delta\alpha + \frac{\partial\Omega}{\partial\beta} \Delta\beta + \frac{\partial\Omega}{\partial\gamma} \Delta\gamma + \dots + \frac{\partial\Omega}{\partial\lambda} \Delta\lambda + \frac{\partial\Omega}{\partial\mu} \Delta\mu + \frac{\partial\Omega}{\partial\nu} \Delta\nu + \dots$$

En la substituant dans le premier membre de l'équation de l'article précédent et ordonnant les termes par rapport aux différences marquées par Δ , on aura

$$\begin{aligned} & \left(\frac{\partial\Omega}{\partial\alpha} dt - \delta\lambda\right) \Delta\alpha + \left(\frac{\partial\Omega}{\partial\beta} dt - \delta\mu\right) \Delta\beta + \left(\frac{\partial\Omega}{\partial\gamma} dt - \delta\nu\right) \Delta\gamma + \dots \\ & + \left(\frac{\partial\Omega}{\partial\lambda} dt + \delta\alpha\right) \Delta\lambda + \left(\frac{\partial\Omega}{\partial\mu} dt + \delta\beta\right) \Delta\mu + \left(\frac{\partial\Omega}{\partial\nu} dt + \delta\gamma\right) \Delta\nu + \dots = 0. \end{aligned}$$

Comme on peut donner aux différences $\Delta\alpha, \Delta\beta, \dots$ marquées par la caractéristique Δ une valeur quelconque, il faudra que l'équation soit vérifiée indépendamment de ces différences, ce qui donnera autant d'équations particulières, telles que

$$\begin{aligned} \frac{\partial\Omega}{\partial\alpha} dt = \delta\lambda, & \quad \frac{\partial\Omega}{\partial\beta} dt = \delta\mu, & \quad \frac{\partial\Omega}{\partial\gamma} dt = \delta\nu, & \quad \dots, \\ \frac{\partial\Omega}{\partial\lambda} dt = -\delta\alpha, & \quad \frac{\partial\Omega}{\partial\mu} dt = -\delta\beta, & \quad \frac{\partial\Omega}{\partial\nu} dt = -\delta\gamma, & \quad \dots \end{aligned}$$

14. Les différences marquées par la caractéristique δ sont proprement les différentielles des constantes arbitraires devenues variables (art. 10); ainsi, comme ces différentielles peuvent maintenant être rapportées également au temps t , il est permis et même convenable de changer les δ en d , et l'on aura, pour la détermination des nouvelles variables $\alpha, \beta, \gamma, \dots, \lambda, \mu, \nu, \dots$, les équations

$$\begin{aligned} \frac{d\alpha}{dt} = -\frac{\partial\Omega}{\partial\lambda}, & \quad \frac{d\beta}{dt} = -\frac{\partial\Omega}{\partial\mu}, & \quad \frac{d\gamma}{dt} = -\frac{\partial\Omega}{\partial\nu}, & \quad \dots, \\ \frac{d\lambda}{dt} = +\frac{\partial\Omega}{\partial\alpha}, & \quad \frac{d\mu}{dt} = +\frac{\partial\Omega}{\partial\beta}, & \quad \frac{d\nu}{dt} = +\frac{\partial\Omega}{\partial\gamma}, & \quad \dots, \end{aligned}$$

qui sont, comme l'on voit, sous une forme très simple, et qui fournissent ainsi la solution la plus simple du problème de la variation des constantes arbitraires.



Siméon-Denis Poisson (1781 - 1840)

SCIENCEPHOTOLIBRARY



JOURNAL
DE L'ÉCOLE POLYTECHNIQUE.

MÉMOIRE

*Sur les Inégalités séculaires des Moyens mouvemens
des Planètes ;*

Lu à l'Institut, le 20 Juin 1808.

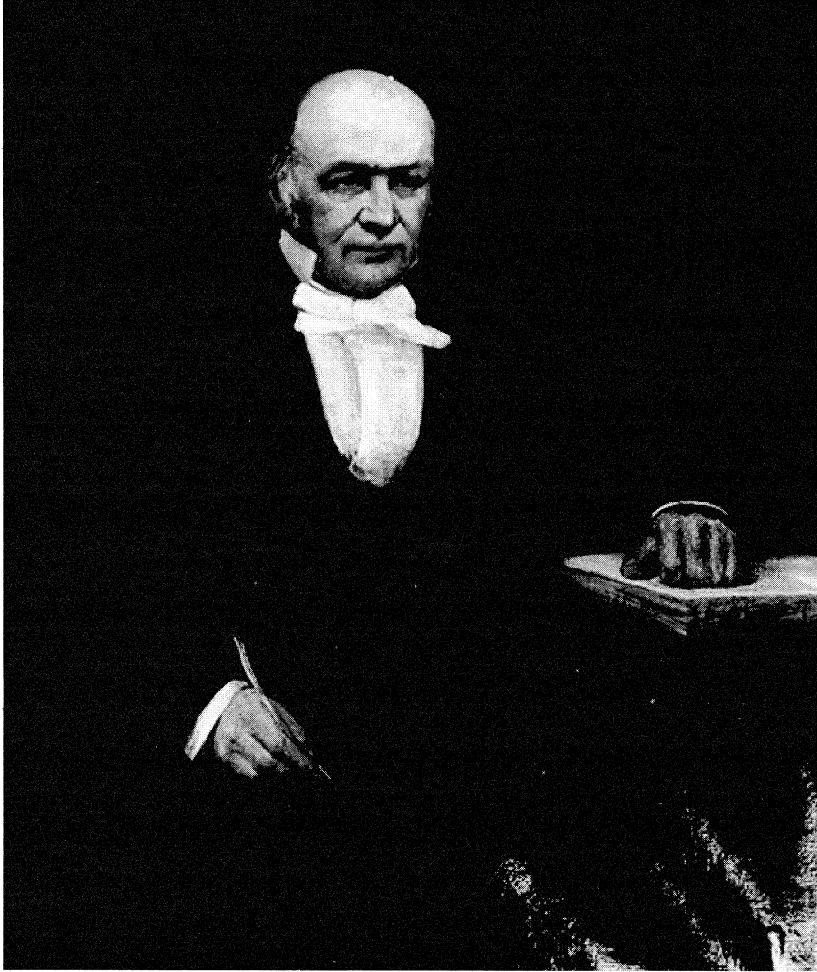
Par M. POISSON.

L'ACTION réciproque des planètes produit, dans leurs mouvemens, des inégalités que l'on distingue en deux espèces : les unes sont périodiques, et leurs périodes dépendent de la configuration des planètes entre elles ; de sorte qu'elles reprennent les mêmes valeurs toutes les fois que les planètes reviennent à la même position : les autres sont encore périodiques ; mais leurs périodes sont incomparablement plus longues que celles des premières, et elles sont indépendantes de la position relative des planètes. On nomme ces inégalités à longues périodes, *inégalités séculaires* ; et, vu la lenteur avec laquelle elles croissent, on peut les considérer pendant plusieurs siècles, comme proportionnelles

XV.^e Cahier.

A

The Hamilton-Jacobi equation



William Rowan HAMILTON (1805 - 1865)

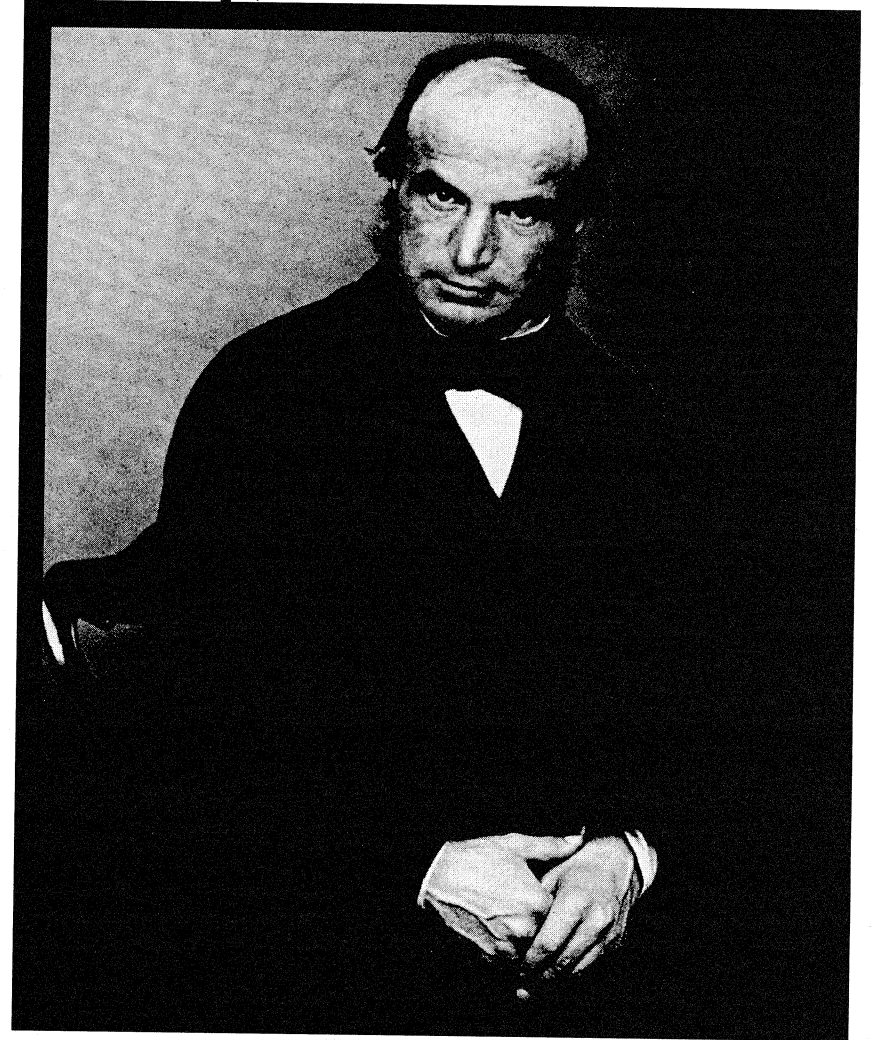


Carl-Gustav JACOBI (1804 - 1851)

Découverte de Neptune



Urbain LE VERRIER (1811 - 1877)



John Couch ADAMS (1819 - 1892)

Charles-Eugène DELAUNAY (1816-1872)



(C) Photo MINES ParisTech

Une page de
la Théorie du
mouvement de
la Lune
(1860)

Mémoires de l'Académie
des Sciences de l'Institut
Impérial de France.

244 THÉORIE DU MOUVEMENT DE LA LUNE.

(383)
$$\left\{ \begin{aligned} & -\frac{5}{8}e^n + \frac{15}{8}f^2e^n + \frac{15}{4}e^2e^n + \frac{25}{32}e^{2n} - \frac{45}{4}f^2e^2e^n - \frac{2955}{512}e^2e^n \\ & - \left(\frac{45}{16}e^n - \frac{675}{32}f^2e^n - \frac{1755}{128}e^2e^n \right) \frac{n'}{n} + \left(\frac{45}{32}e^n + \frac{165}{64}e^2e^n \right) \frac{n''}{n} + \frac{855}{256}e^2 \frac{n''}{n} \\ & - \left(\frac{45}{32}e^n - \frac{735}{64}e^2e^n \right) \frac{n''}{n} - \frac{675}{256}e^2 \frac{n''}{n} - \frac{15}{64}e^2 \frac{n''}{n} - \frac{215}{32}e^2 \frac{n''}{n} - \frac{27}{64}e^2 \frac{n''}{n} + \frac{459}{512}e^2 \frac{n''}{n} \\ & + \frac{27}{128}e^2 \frac{n''}{n} + \frac{189}{512}e^2 \frac{n''}{n} + \frac{15}{128}e^2 \frac{n''}{n} + \frac{695}{512}e^2 \frac{n''}{n} + \frac{135}{64}e^2 \frac{n''}{n} - \frac{1485}{256}e^2 \frac{n''}{n} \\ & - \frac{45}{64}e^2 \frac{n''}{n} - \frac{495}{256}e^2 \frac{n''}{n} + \frac{45}{256}e^2 \frac{n''}{n} - \frac{261}{64}e^2 \frac{n''}{n} - \frac{45}{256}e^2 \frac{n''}{n} - \frac{117}{256}e^2 \frac{n''}{n} - \frac{135}{256}e^2 \frac{n''}{n} \\ & + \frac{135}{256}e^2 \frac{n''}{n} - \frac{675}{256}e^2 \frac{n''}{n} + \frac{1035}{256}e^2 \frac{n''}{n} + \frac{45}{32}e^2 \frac{n''}{n} - \frac{45}{32}e^2 \frac{n''}{n} + \frac{11025}{256}e^2 \frac{n''}{n} \end{aligned} \right.$$

$$\times \cos(3h + 3g + 3l - 3h' - 3g' - 2l')$$

(384)
$$\left\{ \begin{aligned} & \frac{5}{64}e^n - \frac{15}{64}f^2e^n - \frac{15}{32}e^2e^n - \frac{135}{64}e^2 \frac{n'}{n} + \frac{405}{64}e^2 \frac{n''}{n} + \frac{45}{16}e^2 \frac{n''}{n} - \frac{15}{256}e^2 \frac{n''}{n} \\ & + \frac{45}{256}e^2 \frac{n''}{n} - \frac{165}{512}e^2 \frac{n''}{n} - \frac{297}{512}e^2 \frac{n''}{n} + \frac{27}{512}e^2 \frac{n''}{n} + \frac{15}{128}e^2 \frac{n''}{n} - \frac{135}{64}e^2 \frac{n''}{n} \\ & + \frac{45}{64}e^2 \frac{n''}{n} + \frac{495}{256}e^2 \frac{n''}{n} - \frac{135}{256}e^2 \frac{n''}{n} + \frac{495}{256}e^2 \frac{n''}{n} - \frac{45}{256}e^2 \frac{n''}{n} + \frac{2025}{256}e^2 \frac{n''}{n} \\ & + \frac{225}{64}e^2 \frac{n''}{n} \end{aligned} \right.$$

$$\times \cos(3h + 3g + 3l - 3h' - 3g' - l')$$

(385)
$$\left\{ \begin{aligned} & \frac{15}{16}e - \frac{45}{16}f^2e - \frac{285}{64}e^2 - \frac{45}{8}e^{2n} - \frac{4275}{128}e^{2n} \frac{n'}{n} - \frac{855}{128}e^{2n} \frac{n''}{n} \\ & + \frac{255}{64}e^2 \frac{n''}{n} - \frac{75}{64}e^2 \frac{n''}{n} + \frac{93}{128}e^2 \frac{n''}{n} + \frac{25}{64}e^2 \frac{n''}{n} - \frac{81}{128}e^2 \frac{n''}{n} - \frac{81}{64}e^2 \frac{n''}{n} \end{aligned} \right.$$

Cette portion de coefficients du terme (384) a disparu par suite de la 1^{re} opération.

Ce coefficient de terme (383) se conçoit à la page suivante.

* On a dû pousser ici l'approximation jusqu'aux quantités du neuvième ordre, avant la 3^e opération, mais seulement dans les parties qui contiennent e² ou eⁿ en facteur, afin de pouvoir calculer complètement la portion du coefficient du terme (384) qui provient du terme (383) dans cette 3^e opération.



Félix TISSERAND (1845 - 1896)

TRAITÉ DE MÉCANIQUE CÉLESTE

PAR
F. TISSERAND,

MÉMBRE DE L'INSTITUT ET DU BUREAU DES LONGITUDES,
PROFESSEUR À LA FACULTÉ DES SCIENCES.

TOME I.

PERTURBATIONS DES PLANÈTES D'APRÈS LA MÉTHODE DE LA VARIATION
DES CONSTANTES ARBITRAIRES.



PARIS,

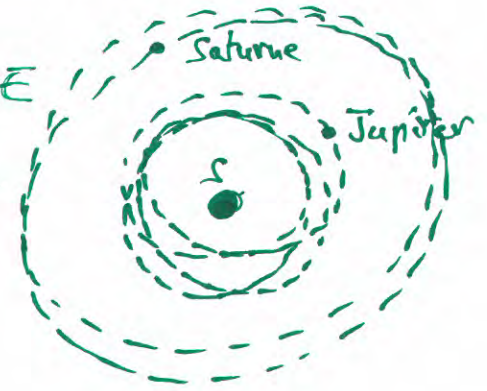
GAUTHIER-VILLARS ET FILS, IMPRIMEURS-LIBRAIRES
DU BUREAU DES LONGITUDES, DE L'ÉCOLE POLYTECHNIQUE,
Quai des Grand-Angoulême, 55.

1889
(Tous droits réservés.)

STABILITÉ OU INSTABILITÉ ?

Exemple typique : SYSTÈME SÉCULAIRE PLANÉTAIRE

au voisinage des mouvements circulaires coplanaires de 2 planètes autour du soleil.



VARIABLES SÉCULAIRES
(ou lentes)
position & forme des ellipses
planétaires osculatrices

VARIABLES DE POSITION
(ou rapides)
 $\frac{1}{2}$ grands axes a_1, a_2
aires balayées l_1, l_2

NEWTON

Instable

LAPLACE / LAGRANGE

Stable au 1^{er} ordre

POINCARÉ

Stable formellement
mais peut-être
instable

ARNOLD (KAM)
HERMAN / FEJÓZ

Stable en mesure,
si masses planétaires
microscopiques

LASKAR

Instable
numérique,
(tout le système
solaire)

[Il est impossible de prédire comment sera orienté le périhélie de la Terre dans 100 millions d'années]

ORIGINE DE L'INSTABILITÉ :

RÉSONANCES

TRADUCTION ANALYTIQUE :

DIVERGENCE DES SÉRIES DE PERTURBATION



LES MÉTHODES NOUVELLES

DE LA

MÉCANIQUE CÉLESTE

PAR

H. POINCARÉ,
MEMBRE DE L'INSTITUT,
PROFESSEUR À LA FACULTÉ DES SCIENCES.

TOME I.

Solutions périodiques. — Non-existence des intégrales uniformes.
Solutions asymptotiques.



PARIS,

GAUTHIER-VILLARS ET FILS, IMPRIMEURS-LIBRAIRES
DU BUREAU DES LONGITUDES, DE L'ÉCOLE POLYTECHNIQUE,
Quai des Grands-Augustins, 55.

1892

(Tous droits réservés.)

LES MÉTHODES NOUVELLES

DE LA

MÉCANIQUE CÉLESTE

PAR

H. POINCARÉ,
MEMBRE DE L'INSTITUT,
PROFESSEUR À LA FACULTÉ DES SCIENCES.

TOME II.

Méthodes de MM. Newcomb, Gylden, Lindstedt et Bohlin.



PARIS,

GAUTHIER-VILLARS ET FILS, IMPRIMEURS-LIBRAIRES
DU BUREAU DES LONGITUDES, DE L'ÉCOLE POLYTECHNIQUE,
Quai des Grands-Augustins, 55

1893

(Tous droits réservés.)

LES MÉTHODES NOUVELLES

DE LA

MÉCANIQUE CÉLESTE

PAR

H. POINCARÉ,
MEMBRE DE L'INSTITUT,
PROFESSEUR À LA FACULTÉ DES SCIENCES

TOME III.

Invariants intégraux. — Solutions périodiques du deuxième genre.
Solutions doublement asymptotiques.



PARIS,

GAUTHIER-VILLARS, IMPRIMEUR-LIBRAIRE
DU BUREAU DES LONGITUDES, DE L'ÉCOLE POLYTECHNIQUE,
Quai des Grands-Augustins, 55.

1899

(Tous droits réservés.)

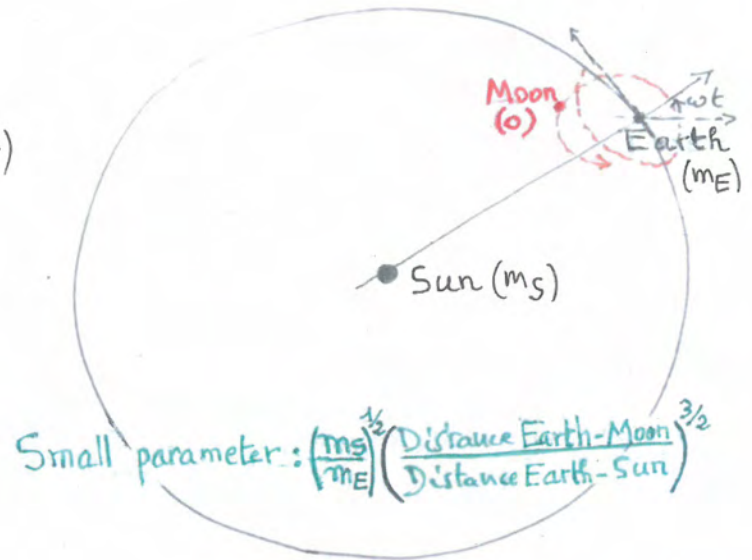
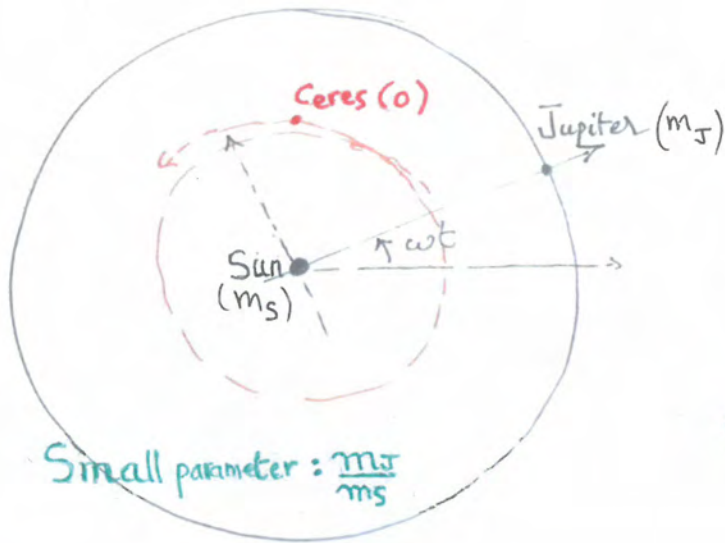


HENRI POINCARÉ DANS SON CABINET DE TRAVAIL. — ÉTIENNE DORNA.



HENRI POINCARÉ DANS SON CABINET DE TRAVAIL. — PHOT. DORNAC.

LE PROBLÈME RESTREINT DES TROIS CORPS

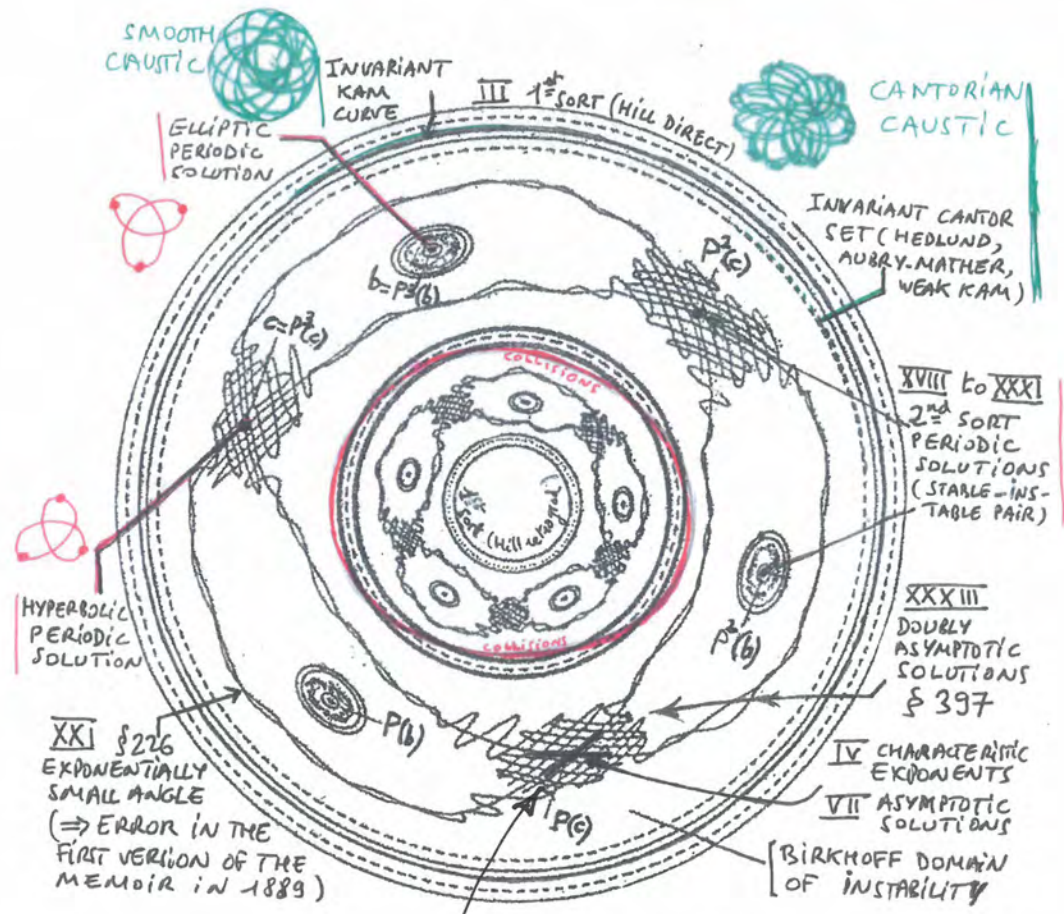


En ce qui concerne le problème des trois corps, je ne suis pas sorti du cas suivant : Je considère trois masses, la première très grande, la seconde petite mais finie, la troisième infiniment petite ; je suppose que les deux premières décrivent un cercle autour de leur centre de gravité commun et que la troisième se meut dans le plan de ces cercles. Tel serait le cas d'une petite planète troublée par Jupiter, si l'on négligeait l'excentricité de Jupiter et l'inclinaison des orbites.¹²⁰

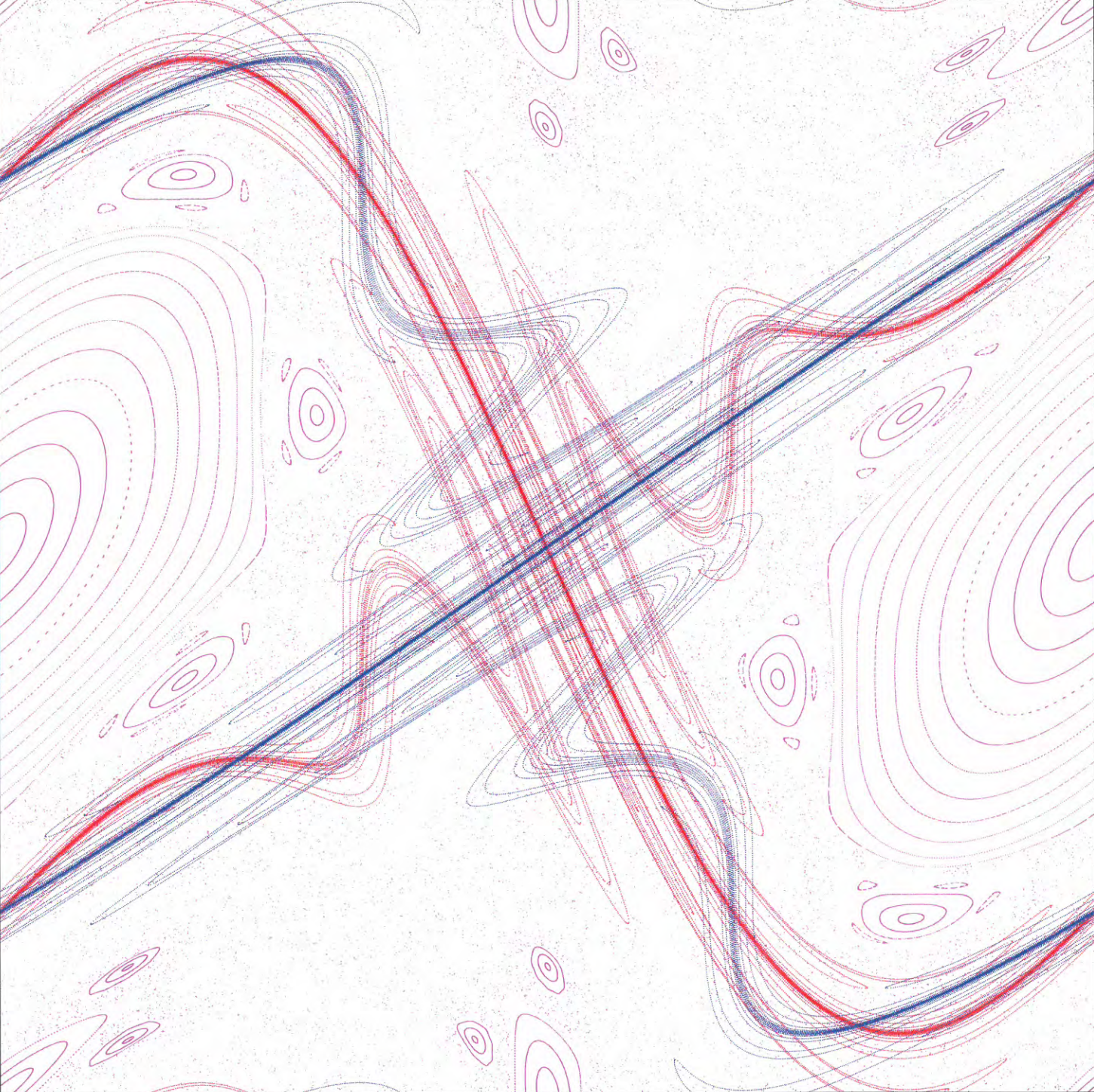
102101
 397

397. Que l'on cherche à se représenter la figure formée par ces deux courbes et leurs intersections en nombre infini dont chacune correspond à une solution doublement asymptotique, ces intersections forment une sorte de treillis, de tissu, de réseau à mailles infiniment serrées; chacune des deux courbes ne doit jamais se recouper elle-même, mais elle doit se replier sur elle-même d'une manière très complexe pour venir recouper une infinité de fois toutes les mailles du réseau.

On sera frappé de la complexité de cette figure, que je ne cherche même pas à tracer. Rien n'est plus propre à nous donner une idée de la complication du problème des trois corps et en général de tous les problèmes de Dynamique où il n'y a pas d'intégrale uniforme et où les séries de Bohlin sont divergentes.

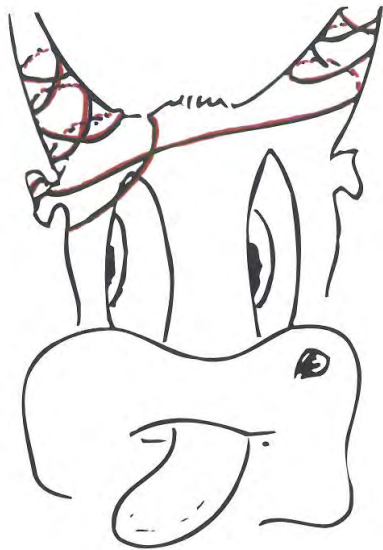


LES INTERSECTIONS HOMOCLINES
 DE L'APPLICATION DE 1^{er} RETOUR

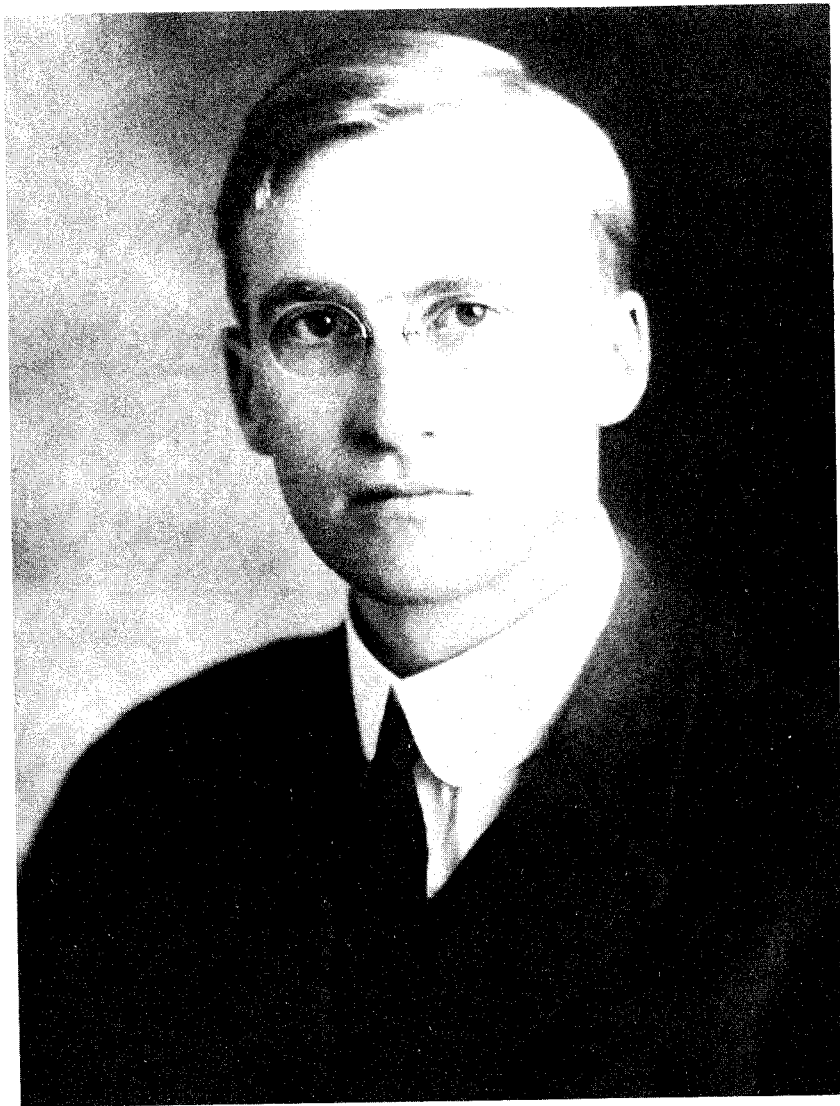


Sensibilité aux conditions initiales

(Hadamard interprété par Pierre Duhem)



J. Hadamard



George David Birkhoff, 1913

(1884 - 1944)

Reprinted from *Trans. Amer. Math. Soc.*, January, 1913, Vol. 14, pp. 14-22

PROOF OF POINCARÉ'S GEOMETRIC THEOREM

BY

GEORGE D. BIRKHOFF*

In a paper recently published in the *Rendiconti del Circolo Matematico di Palermo* (vol. 33, 1912, pp. 375-407) and entitled *Sur un théorème de Géométrie*, POINCARÉ enunciated a theorem of great importance, in particular for the restricted problem of three bodies; but, having only succeeded in treating a variety of special cases after long-continued efforts, he gave out the theorem for the consideration of other mathematicians.

For some years I have been considering questions of a character similar to that presented by the theorem and it now turns out that methods which I have been using are here applicable. In the present paper I give the brief proof which I have obtained, but do not take up other results to which I have been led.†

1. Statement of the Theorem. Poincaré's theorem may be stated in a simple form as follows: Let us suppose that a continuous one-to-one transformation T takes the ring R , formed by concentric circles C_a and C_b of radii a and b respectively ($a > b > 0$), into itself in such a way as to advance the points of C_a in a positive sense, and the points of C_b in the negative sense, and at the same time to preserve areas. *Then there are at least two invariant points.*

In the proof of this theorem we shall use modified polar coordinates $y = r^2$, $x = \theta$ where r is the distance of the point (x, y) from the center of the circles, and θ is the angle which a line from the center to (x, y) makes with a fixed line through the center. The transformation T may be written then

$$x' = \varphi(x, y), \quad y' = \psi(x, y).$$

The function $\psi(x, y)$ is a continuous function of (x, y) , uniquely determined at each point of R , and so is periodic in x of period 2π . The function $\varphi(x, y)$ admits of an infinite number of determinations which differ from each

* Presented to the Society, October 26, 1912.

† Some of my results are contained in a paper entitled *Quelques théorèmes sur les mouvements des systèmes dynamiques*, which is shortly to appear in the *Bulletin de la Société Mathématique de France*.

K



A



M





52. ON THE PRESERVATION OF CONDITIONALLY PERIODIC MOTIONS UNDER SMALL VARIATIONS OF THE HAMILTON FUNCTION *

We consider in the $2s$ -dimensional phase space of a dynamical system with s degrees of freedom a region G , represented as the product of an s -dimensional torus T by a region S in an s -dimensional Euclidean space. The points of the torus will be characterized by circular coordinates q_1, \dots, q_s (the replacement of q_α by $q_\alpha + 2\pi$ does not change the position of the point q), and the coordinates of a point p belonging to S will be denoted by p_1, \dots, p_s . Assume that in the region G the equations of motion in the coordinates $(q_1, \dots, q_s, p_1, \dots, p_s)$ have the canonical form

$$\frac{dq_\alpha}{dt} = \frac{\partial}{\partial p_\alpha} H(q, p), \quad \frac{dp_\alpha}{dt} = -\frac{\partial}{\partial q_\alpha} H(q, p). \quad (1)$$

In what follows, the Hamilton function H is assumed to depend on a parameter θ , defined for all $(q, p) \in G$, $\theta \in (-c; +c)$, and to be independent of time. In essence, the consideration below is related to real functions, but imposes rather strong conditions on the smoothness of the function $H(q, p, \theta)$, stronger than the condition of infinite differentiability. For simplicity, in what follows we assume that the function $H(p, q, \theta)$ is analytic in the variables (q, p, θ) jointly.

Below the summation over Greek subscripts extends from 1 to s . Ordinary vector notation is used: $(x, y) = \sum_\alpha x_\alpha y_\alpha$ and $|x| = +\sqrt{(x, x)}$. By an integral vector is meant a vector all components of which are integers. A set of points $(q, p) \in G$ with $p = c$ is denoted by T_c . In Theorem 1 it is assumed that S contains the point $p = 0$, that is, $T_0 \subseteq S$.

Theorem 1. *Let*

$$H(q, p, 0) = m + \sum_\alpha \lambda_\alpha p_\alpha + \frac{1}{2} \sum_{\alpha\beta} \Phi_{\alpha\beta}(q) p_\alpha p_\beta + O(|p|^3), \quad (2)$$

where m and λ_α are constants, and let the inequality

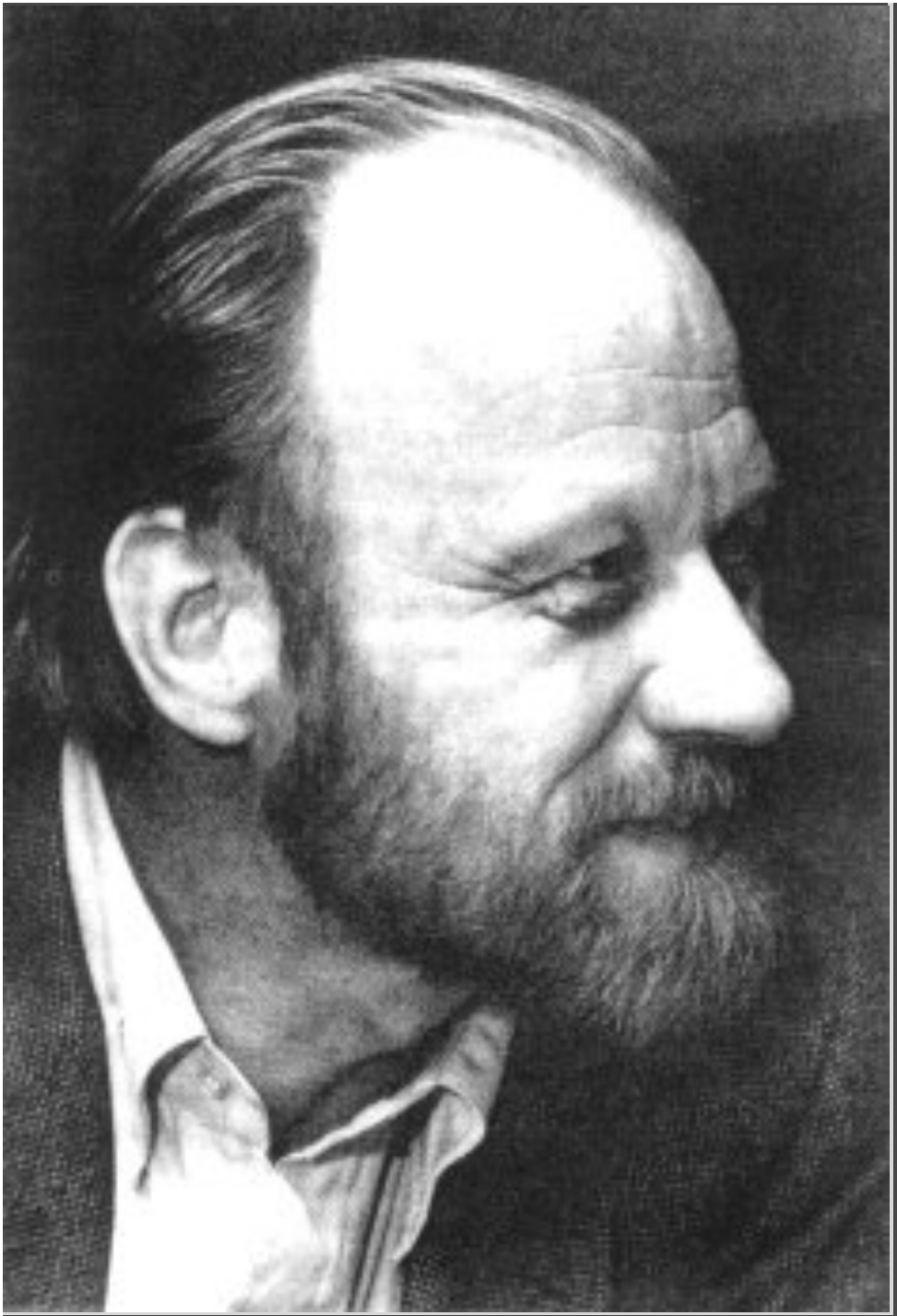


МАЛЫЕ ЗНАМЕНАТЕЛИ И ПРОБЛЕМЫ УСТОЙЧИВОСТИ ДВИЖЕНИЯ
В КЛАССИЧЕСКОЙ И НЕБЕСНОЙ МЕХАНИКЕ

В. И. Арнольд

СОДЕРЖАНИЕ

Введение	92
§ 1. Результаты	92
§ 2. Предварительные сведения из механики	93
§ 3. Предварительные сведения из математики	94
§ 4. Простейшая проблема устойчивости	97
§ 5. Содержание работы	100
Глава I. Теория возмущений	100
§ 1. Интегрируемые и неинтегрируемые проблемы динамики	101
§ 2. Классическая теория возмущений	102
§ 3. Малые знаменатели	103
§ 4. Метод Ньютона	104
§ 5. Собственное вырождение	106
§ 6. Замечание 1	108
§ 7. Замечание 2	110
§ 8. Применение к задаче о собственном вырождении	112
§ 9. Предельное вырождение. Преобразование Биркгофа	113
§ 10. Устойчивость положений равновесия гамильтоновых систем	115
Глава II. Адиабатические инварианты	117
§ 1. Понятие адиабатического инварианта	117
§ 2. Вечная адиабатическая инвариантность действия при медленном периодическом изменении функции Гамильтона	119
§ 3. Адиабатические инварианты консервативных систем	123
§ 4. Магнитные ловушки	126
§ 5. Многомерный случай	129
Глава III. Об устойчивости планетных движений	130
§ 1. Картина движения	130
§ 2. Переменные Якоби, Делоне и Пуанкаре	134
§ 3. Преобразование Биркгофа	136
§ 4. Вычисление асимптотики коэффициентов разложения \bar{P}_1	138
§ 5. Задача многих тел	143
Глава IV. Основная теорема	146
§ 1. Основная теорема	147
§ 2. Индуктивная теорема	148
§ 3. Индуктивная лемма	149



New Aspects in the Theory of Stability of Hamiltonian Systems*

JÜRGEN MOSER

1. Introduction

The recent development of accelerators has led to many new questions concerning the stability of orbits governed by ordinary differential equations; a mathematical theory had to be developed to account for, and to predict, the observed behavior of particle beams in the magnetic fields of these various synchrotrons. Without discussing the physical motivation we shall attempt in this paper the mathematical analysis of the pertinent questions in such a theory and point out some open problems.

The important feature of this theory is the fact that the differential equations considered are derived from a variational principle and therefore can be written in the Hamiltonian form. In physical terms this means that the influence of friction is being neglected. Thus an algebraic situation arises which makes the conventional stability theory—as developed mainly by Liapounoff—inapplicable and necessitates a new approach.

In the following introduction we shall state the problems and discuss the results whose proofs will be furnished in the later sections.

A) Linear Systems

a) *Linear Problem in General.* Consider a system of differential equations of the form

$$(1.1) \quad \frac{dx}{dt} = A(t)x, \quad A(t+2\pi) = A(t)$$

where x denotes a real m -vector and $A(t)$ a real m by m matrix. The elements of $A(t)$ are assumed to be continuous functions of t and periodic with the same period which we normalize to 2π . The well-known Floquet theory describes the general nature of the solutions of such a system.

The definition of stability of a linear system should be adapted to the kind of application considered. Here we will call the linear system (1.1)

*This paper represents results obtained at the Institute of Mathematical Sciences, New York University, under the sponsorship of the Office of Naval Research, Contract N6Ori-201, T.O. 1.



2.6 Possibilité de collisions entre Mercure, Mars, Vénus et la Terre

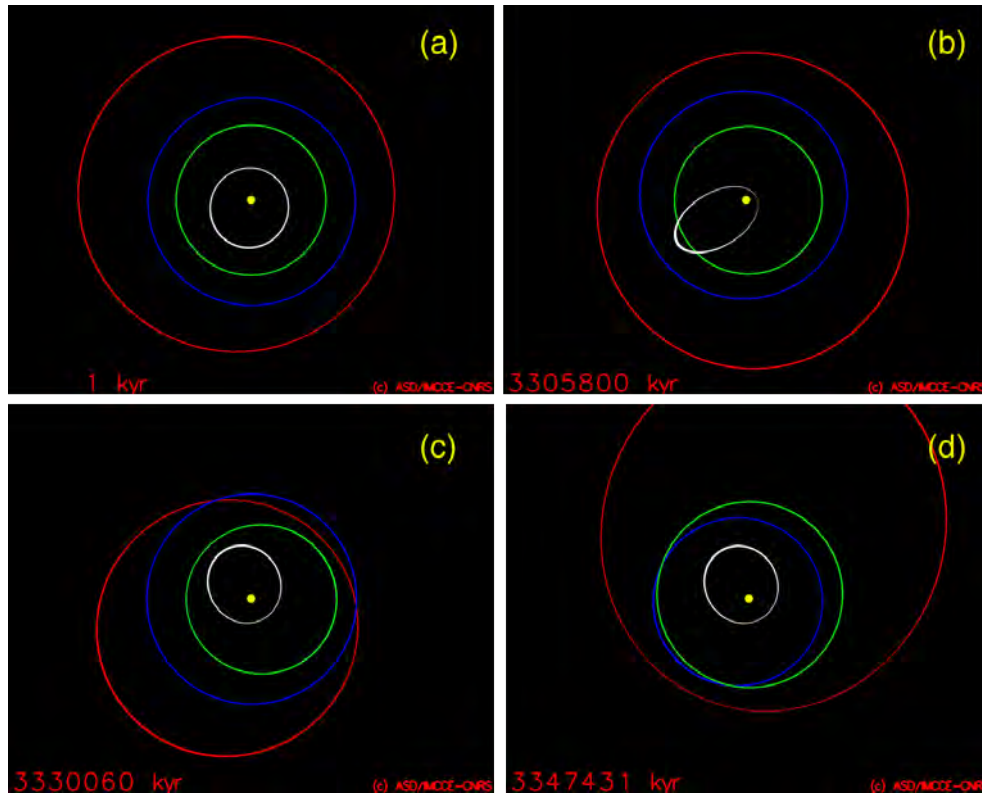


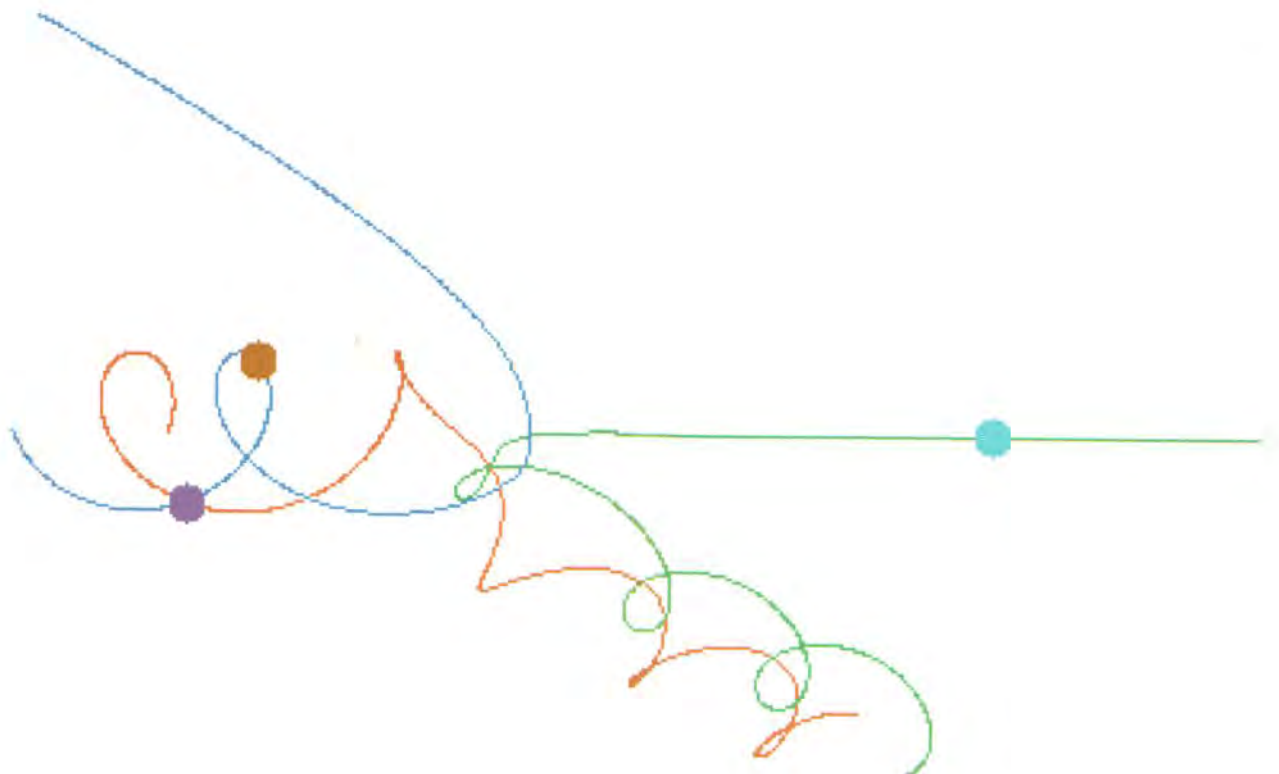
FIG. 6 – Exemple d'évolution à long terme des orbites des planètes telluriques : Mercure (blanc), Vénus (vert), Terre (bleu), Mars (rouge). Le temps est indiqué en milliers d'années (kyr). (a) Au voisinage de l'état actuel, les orbites se déforment sous l'influence des perturbations planétaires, mais sans permettre de rencontres proches ou de collisions. (b) Dans près de 1% des cas, l'orbite de Mercure peut se déformer suffisamment pour permettre une collision avec Vénus ou le Soleil en moins de 5 Ga. (c) Pour l'une des trajectoires, l'excentricité de Mars augmente suffisamment pour permettre une rencontre proche ou une collision avec la Terre. (d) Ceci entraîne une déstabilisation des planètes telluriques qui permet aussi une collision entre Vénus et la Terre (Figure issue des résultats des simulations numériques de Laskar et Gastineau, 2009).

L'allure finale du mouvement

J. Chazy

C.A. Sitnikov

V.M. Alexeev



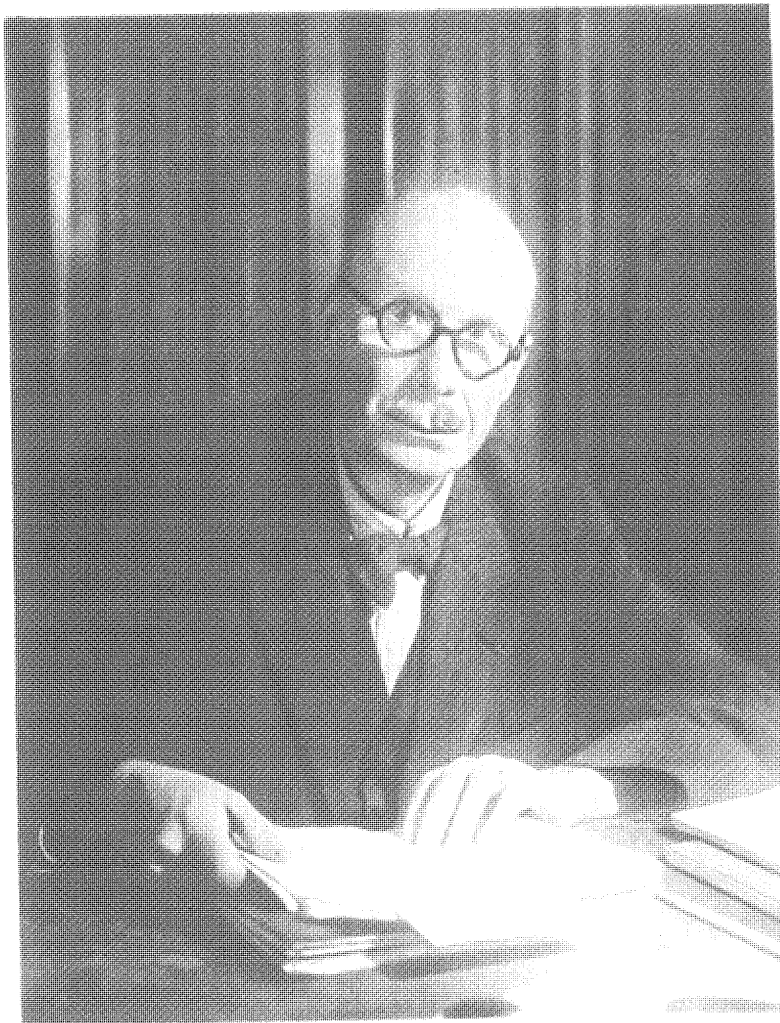


Photo Otto et Pflou

Jean CHAZY
1882-1955

Jean Chazy

*Sur l'allure finale du mouvement dans le problème
des trois corps;*

PAR JEAN CHAZY.

1. Dans un Mémoire antérieur ⁽¹⁾ j'ai classé les mouvements du problème des trois corps quand le temps croît indéfiniment en sept sortes. Je me propose ici de montrer comment sont réparties les quatre sortes de mouvements qui sont possibles quand la constante des forces vives dans le mouvement par rapport au centre de gravité est négative.

Ces quatre sortes de mouvement sont les suivantes. Ce sont d'abord les mouvements que j'ai appelés *hyperboliques-elliptiques*, où deux distances mutuelles, soit r_{12} et r_{23} , sont des infiniment grands d'ordre 1 par rapport au temps, et où la troisième r_{13} est bornée; en général les éléments osculateurs du mouvement de la masse m_3 par rapport au centre de gravité des deux masses m_1 et m_2 sont hyperboliques pour les valeurs assez grandes du temps, et tendent vers des limites, et les éléments osculateurs du mouvement relatif des deux masses m_1 et m_2 sont de même elliptiques et tendent vers des limites: on peut dire brièvement que, quand le temps croît indéfiniment, le problème des trois corps se décompose à la limite en deux problèmes des deux corps. Si dans la condition précédente les distances r_{12} et r_{23} sont d'ordre $\frac{2}{3}$ seulement par rapport au temps, les éléments du mouvement de la

⁽¹⁾ Sur l'allure du mouvement dans le problème des trois corps quand le temps croît indéfiniment (*Annales de l'École Normale*, 3^e série, t. 39, 1922, p. 29-130).

Les exemples de SITNIKOV

84

STATISTICAL BEHAVIOR

STABLE AND RANDOM MOTIONS IN DYNAMICAL SYSTEMS

With Special Emphasis on Celestial Mechanics

BY
JÜRGEN MOSER

Hermann Weyl Lectures
The Institute for Advanced Study

PRINCETON UNIVERSITY PRESS
AND
UNIVERSITY OF TOKYO PRESS

PRINCETON, NEW JERSEY
1973

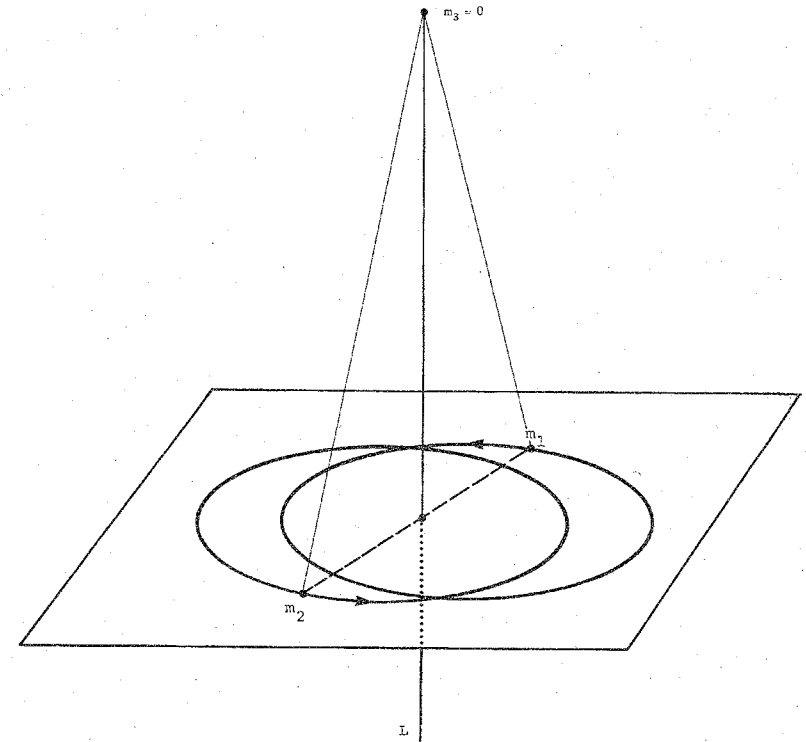


Fig. 7

D 12 - SYSTÈMES DYNAMIQUES ET ÉQUATIONS DIFFÉRENTIELLES ORDINAIRES

SUR L'ALLURE FINALE DU MOUVEMENT DANS LE PROBLÈME DES TROIS CORPS

par V. M. ALEXEYEV

Introduction.

Le "Problème des trois corps" est parmi les plus connus en mathématique, en mécanique et en astronomie. 1687 — l'année où parurent les "Principia" de Newton — doit être considérée comme la date de naissance de ce problème. Depuis lors, soit presque 300 ans, le problème des trois corps a servi de pierre de touche aux générations successives de mathématiciens, mettant à l'épreuve leurs nouvelles méthodes.

A. Wintner remarqua une fois que chaque génération pose à sa propre manière les "questions fondamentales du problème des trois corps", et cherche à les résoudre toujours de sa propre façon. Suivant ici G.D. Birkhoff [1], je crois que du point de vue mathématique la question fondamentale est aujourd'hui celle de la description topologique de la décomposition de l'espace des phases en trajectoires des divers types. La classification des variétés intégrales invariantes est un cas particulier de ce problème.

Le problème ainsi posé est, semble-t-il, encore loin de la solution définitive. C'est pourquoi nous nous limiterons à l'un de ses aspects plus particuliers et plus approximatif, à savoir l'étude de l'allure finale du mouvement, c'est-à-dire l'étude des solutions lorsque $t \rightarrow \infty$.

La recherche dans cette direction commence avec les Mémoires de J. Chazy [2] - [4]. C'est pour rendre hommage à cet éminent mathématicien et astronome français, dont les travaux ont stimulé en grande partie ce qui est exposé ci-dessous, et aussi pour souligner la continuité de l'effort des diverses générations de mathématiciens, que j'ai donné à cette conférence le titre même de deux de ses Mémoires.

Le Mémoire [2] contient la description de toutes les allures finales unilatérales (c'est-à-dire se rapportant seulement au cas $t \rightarrow +\infty$ ou seulement au cas $t \rightarrow -\infty$). Du point de vue cosmogonique, tout aussi bien que du point de vue mathématique, il serait particulièrement intéressant de décrire les divers types d'évolution du système, c'est-à-dire déterminer quelles allures finales (pour $t \rightarrow +\infty$ et $t \rightarrow -\infty$) peuvent appartenir à un même mouvement.

La première partie de la présente conférence est un exposé des résultats obtenus dans cette direction. Dans la deuxième partie je traite des méthodes à l'aide desquelles ces résultats ont été obtenus.

Je voudrais remarquer que c'est A.N. Kolmogorov, qui, en 1954, a attiré pour la première fois mon attention sur ces problèmes. Depuis, son intérêt amical et ses précieux conseils m'ont aidé plus d'une fois dans mes recherches.

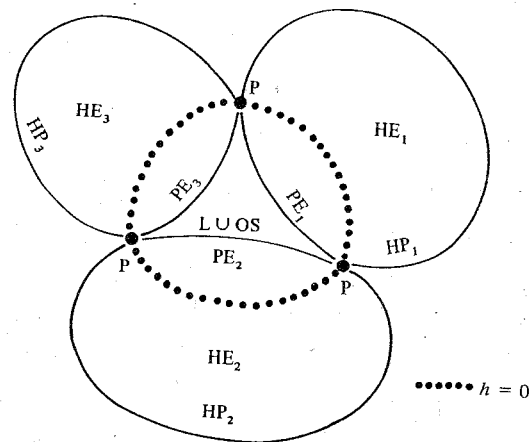


Fig. 1.

La classe OS fut introduite par Chazy à partir de considérations purement logiques, et longtemps l'existence de tels mouvements n'était pas établie. Enfin, en 1959, C.A. Sitnikov [11] a démontré, que $OS \neq \emptyset$. L'existence des autres types de mouvements était déjà connue. Dans ce qui va suivre nous nous limiterons aux types principaux : H, HE_i, L, OS , car les autres ont certainement une codimension positive. Pour différencier les types qui se rapportent à $t \rightarrow \pm \infty$ nous nous servirons des indices correspondants : H^+, L^- etc.

Il est bien connu qu'il n'existe pas dans M^{12} d'intégrales premières algébriques autres que les 4 classiques (Bruns) et même d'intégrales univoques analytiques, dépendant analytiquement des masses m_i (Poincaré).

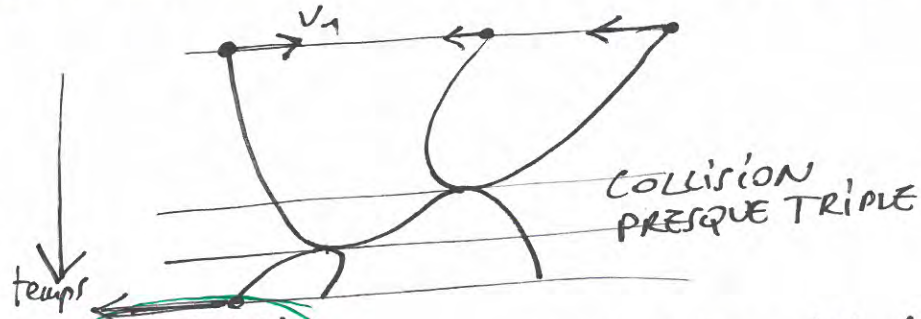
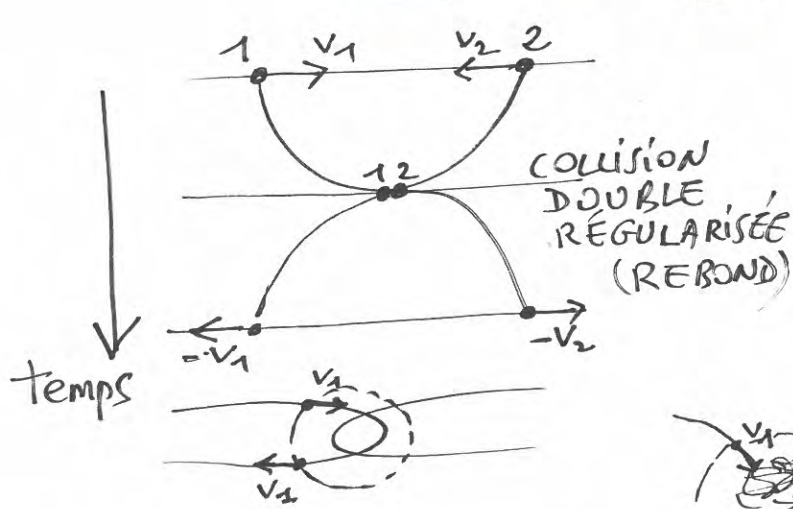
HYPOTHESE. — Dans la région $H \cup HP_i \cup HE_i$ il existe une famille complète d'intégrales premières univoques analytiques.

Les arguments tendant à confirmer cette hypothèse sont exposés dans [2] et [4].

3. Evolution du système ; la région $h > 0$ (table 1)

Les Mémoires [3] et [4] affirment que tout mouvement à les mêmes allures finales pour $t \rightarrow -\infty$ et $t \rightarrow +\infty$. Assez longtemps les mathématiciens et surtout les astronomes furent convaincus qu'une symétrie si remarquable avait effectivement lieu. Une certaine dissonance ne fut apportée que par les exemples de L. Becker [5] qui appartenaient manifestement à $HE_1^- \cap HE_2^+$. Néanmoins Chazy les attribua à des erreurs d'intégration numérique et à l'impossibilité de fixer l'allure finale ($t \rightarrow \infty$) par intégration sur un intervalle fini du temps.

COLLISIONS TRIPLES



$|v_1| \gg |v_2|$
EXPLICATION

CONSERVATION DE L'ÉNERGIE
↓
VITESSES ∞ À LA COLLISION

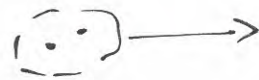
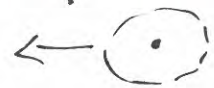
SUNDMAN, BIRKHOFF :

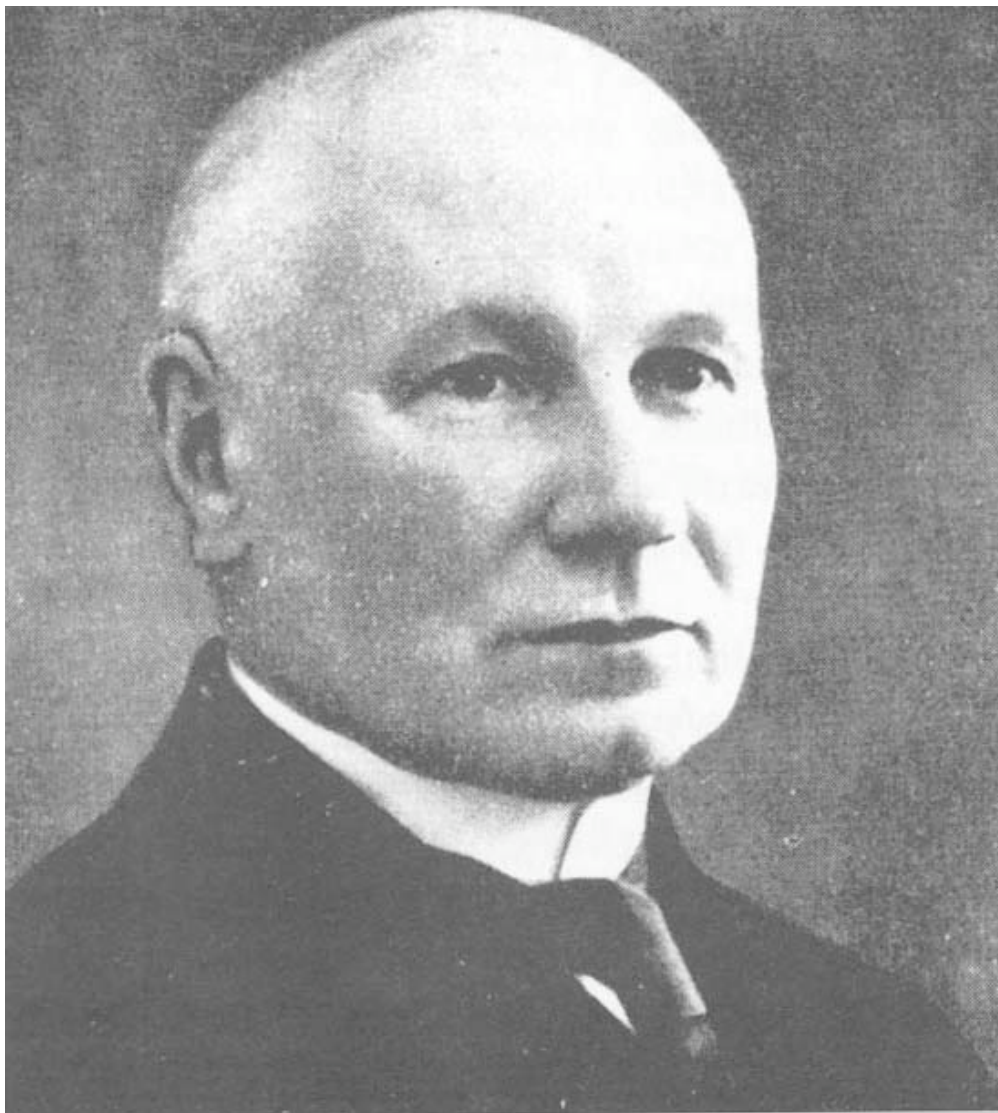
PRESQUE COLLISION TRIPLE
⇒ 1 CORPS S'ÉCHAPPE

$N > 3$ CORPS : À L'INFINI EN TEMPS FINI

MATHER, Mc GEHEE, GERVER 1992, XIA

Impossible pour 3 corps : PAINLEVÉ 1895





MÉMOIRE
SUR
LE PROBLÈME DES TROIS CORPS

PAR
KARL F. SUNDMAN

à HELSINGFORS.

L'objet du présent Mémoire, rédigé sur l'invitation de M. MITTAG-LEFFLER, est de présenter une exposition d'ensemble et un résumé des recherches sur le problème des trois corps que j'ai publiées dans les *Acta Societatis Scientiarum Fennicae*.¹

Les coordonnées et les composantes des vitesses des corps, que nous choisissons en première ligne comme inconnues du problème, satisfont à un système bien connu d'équations différentielles qui les définissent comme fonctions du temps t . Nous nous bornons à étudier un mouvement réel, c'est à dire un mouvement où les coordonnées des corps sont réelles pour les valeurs réelles de t .

Ayant défini un tel mouvement en fixant les valeurs des inconnues à l'instant initial, soit $t = 0$, si l'on fait varier t en passant par des valeurs réelles, on trouve que les inconnues restent fonctions holomorphes de t tant que les trois distances entre les corps sont plus grandes que zéro. Quand une des inconnues cesse d'être régulière, on dit aussi que le mouvement cesse d'être régulier. Si cela se produit quand t converge vers une valeur finie t_1 , alors, comme l'a montré d'abord M. PAINLEVÉ,² ou les trois distances convergent vers zéro, ou bien l'une des distances converge vers zéro tandis que les deux autres convergent vers une

¹ *Recherches sur le problème des trois corps*, t. c. tome 34, et *Nouvelles recherches sur le problème des trois corps*, t. c. tome 35.

² P. PAINLEVÉ, *Leçons etc.*, professées à Stockholm, Paris 1897.
Acta mathematica. 36. Imprimé le 2 juillet 1912.



1898BASI...15...81P

MÉMOIRES ET OBSERVATIONS.

MÉMOIRE SUR LES INTÉGRALES PREMIÈRES DU PROBLÈME DES n CORPS;

PAR M. PAUL PAINLEVÉ.

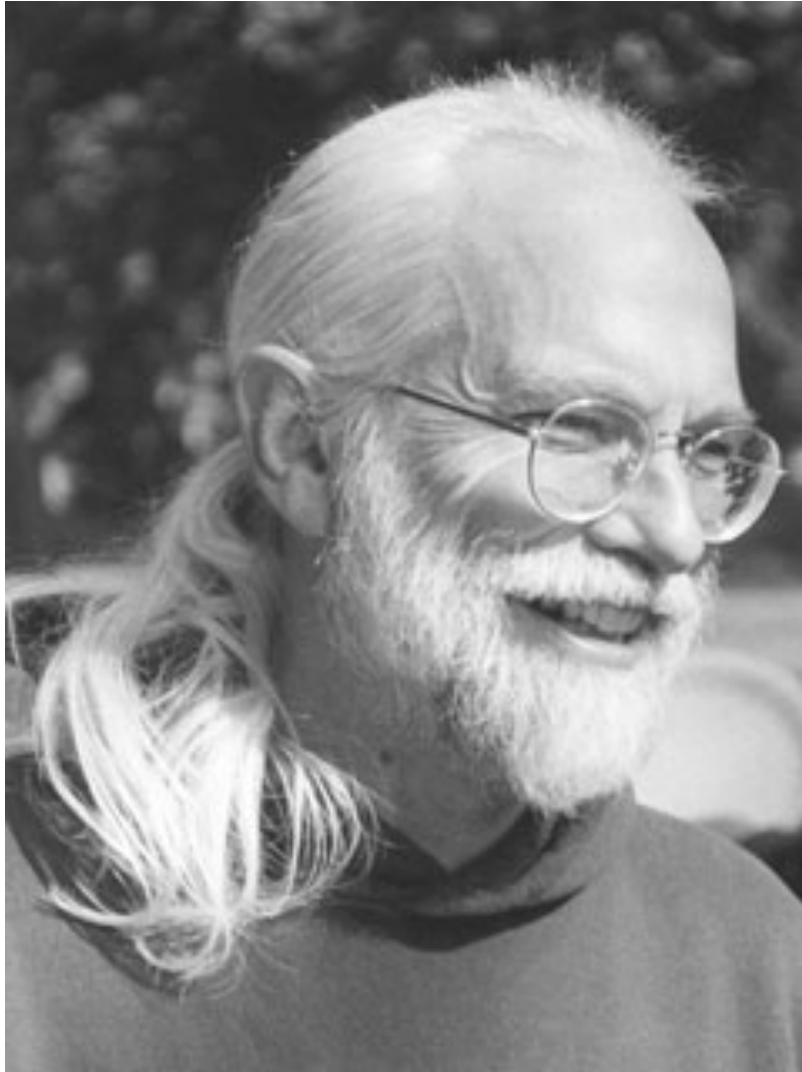
1. M. Bruns a démontré (*Acta mathematica*, t. XI, p. 25-97) que le problème des trois corps (ou des n corps) ne saurait comporter, en dehors des intégrales classiques, d'intégrales premières, algébriques à la fois par rapport aux coordonnées cartésiennes des n corps et à leurs vitesses. Mais, au lieu de ces intégrales, il est naturel de considérer la classe beaucoup plus étendue des intégrales premières algébriques par rapport aux vitesses et renfermant les coordonnées d'une façon entièrement quelconque. Cette classe est évidemment invariante quand on substitue aux $3n$ coordonnées (x_i, y_i, z_i) n'importe quels paramètres q_1, \dots, q_{3n} ; autrement dit, toute intégrale première

$$F(x'_1, y'_1, \dots, z'_n, x_1, y_1, \dots, z_n)$$

algébrique en x'_1, y'_1, \dots, z'_n se transforme en une intégrale $F_1(q_1, q_2, \dots, q_{3n}, q'_1, q'_2, \dots, q'_{3n})$ algébrique en $q'_1, q'_2, \dots, q'_{3n}$, et réciproquement.

Dans un Mémoire encore inédit ⁽¹⁾ que l'Académie des Sciences a bien voulu couronner (prix Bordin, décembre 1894), j'ai développé certaines propriétés générales des intégrales premières des équations de la Dynamique et j'en ai déduit une méthode de recherche des intégrales algébriques par rapport aux vitesses. Cette méthode peut être employée pour un système quelconque, par exemple pour le corps pesant fixé par un point. Appliquée au problème des n corps, elle permet d'établir qu'il n'existe (en dehors des intégrales classiques) aucune intégrale première algébrique par rapport aux vitesses. C'est ce résultat dont je voudrais indiquer ici la démonstration sous sa forme la plus rapide et la plus simple.

⁽¹⁾ Ce Mémoire paraîtra prochainement dans les *Acta mathematica*.
Bulletin astronomique. T. XV. (Mars 1898.)



©2002 Donald Kahn

Triple Collision in the Collinear Three-Body Problem*

Richard McGehee (Minneapolis)

1. Introduction

Consider n point masses moving in k -dimensional space according to the laws of classical mechanics. If particle i has mass $m_i > 0$ and position $q_i \in \mathbb{R}^k$, then the negative potential energy is given by

$$U = \sum_{i < j} \frac{m_i m_j}{\|q_i - q_j\|}, \quad (1.1)$$

where $\| \cdot \|$ denotes the Euclidean norm in \mathbb{R}^k . The motion of the particles is described by the system of differential equations

$$m_i \ddot{q}_i = \nabla_{q_i} U, \quad i = 1, 2, \dots, n, \quad (1.2)$$

where $\nabla_{q_i} U$ is the gradient of U with respect to q_i .

A position (q_1, \dots, q_n) of the particles will be called a collision if $q_i = q_j$ for some $i \neq j$. The above system of equations is defined everywhere except at collisions. Suppose we are given the position and momentum of the particles at time $t=0$. If we do not start at a collision, then the standard theorems of differential equations assure the existence and uniqueness of a solution of Eqs. (1.2) on some maximal interval $[0, t^*)$. If $t^* < \infty$, then the solution is said to experience a singularity at t^* .

The behavior of a solution as it approaches a singularity is not fully understood, but some of the possibilities are known. If all of the particles approach a limiting position as $t \rightarrow t^*$, it is not difficult to show that the limiting position must be a collision [12, 17]. The singularity is then said to be due to collision and the solution is said to end in collision. If m of the particles coincide while the rest have distinct positions, then the collision is called an m -tuple collision. It is unknown whether there are singularities not due to collision.

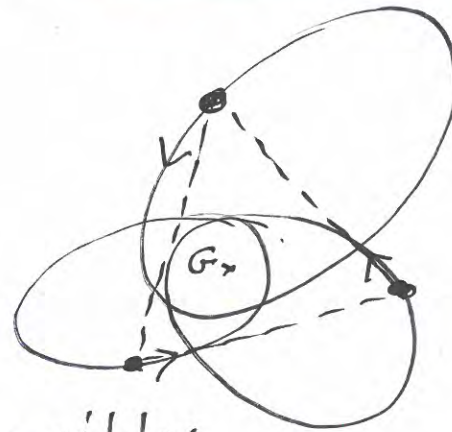
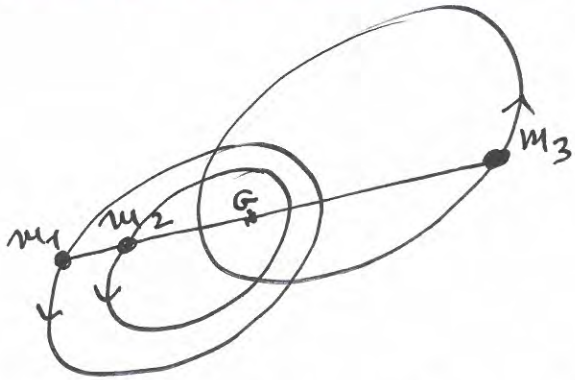
* Supported by NSF Grant GP-38955.

SOLUTIONS EXACTES

ORIGINE: SYMÉTRIES (translation, rotation)
& HOMOGENÉITÉ du potentiel

SOLUTIONS HOMOGRAPHIQUES: le triangle des 3 corps reste semblable à lui-même au cours du mouvement et chaque corps décrit une conique képlérienne semblable

EULER (1767) (cas collinéaire)
LAGRANGE (1772) (cas général) in "ESSAI SUR LE PROBLÈME DES 3 CORPS"



2 "formes" seulement sont possibles

ALIGNÉS
ÉQUILATÉRAL

} Configurations centrales



DE MOTV RECTILINEO.
TRIVM CORPORVM SE MUTVO
ATTRAHENTIVM.

Auctore

L. E V L E R O.

A

B

C

O

I.

Sint A, B, C massae trium corporum eorumque
distantiae a puncto fixo O ad datum tempus t
ponantur

$$OA = x, \quad OB = y \quad \text{et} \quad OC = z$$

vbiquidem sumitur $y > x$ et $z > y$. Hinc motus
principia praebent has tres aequationes:

$$\text{I. } \frac{d^2 x}{dt^2} = \frac{B}{(y-x)^2} + \frac{C}{(z-x)^2};$$

$$\text{II. } \frac{d^2 y}{dt^2} = \frac{A}{(y-x)^2} + \frac{C}{(z-y)^2}$$

$$\text{III. } \frac{d^2 z}{dt^2} = \frac{A}{(z-x)^2} - \frac{B}{(z-y)^2}$$

vnde facile deducuntur binae aequationes integrabiles:

$$\text{prior } A dx + B dy + C dz - E dt \quad \text{et} \quad Ax + By + Cz = Et + F$$

$$\text{posterior } \frac{A dx^2 + B dy^2 + C dz^2}{dt^2} = G + \frac{2A}{y-x} + \frac{2A}{z-x} + \frac{2BC}{z-y}$$

Hinc autem ob defectum tertiae aequationis integra-
lis parum ad motus cognitionem concludere licet.

2. Sta-

ESSAI

SUR

LE PROBLÈME DES TROIS CORPS.

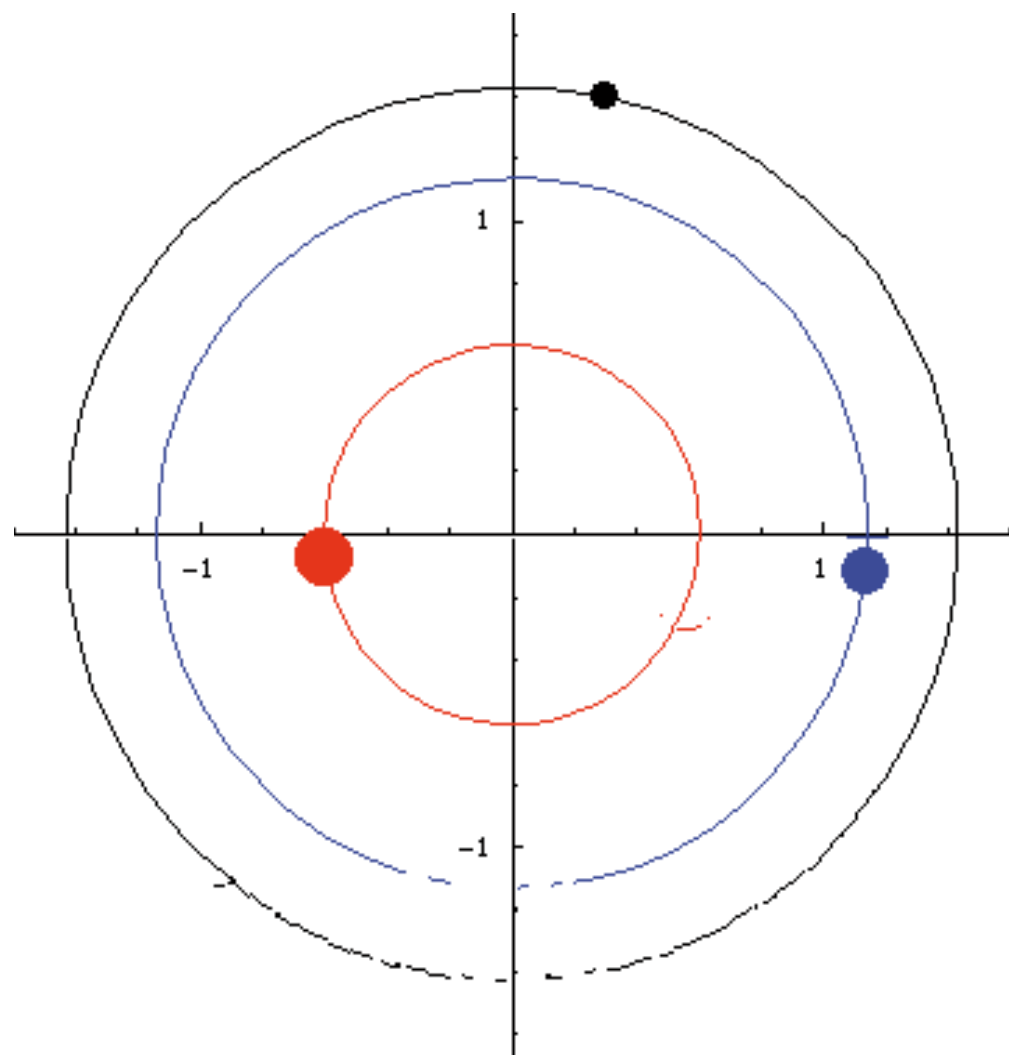
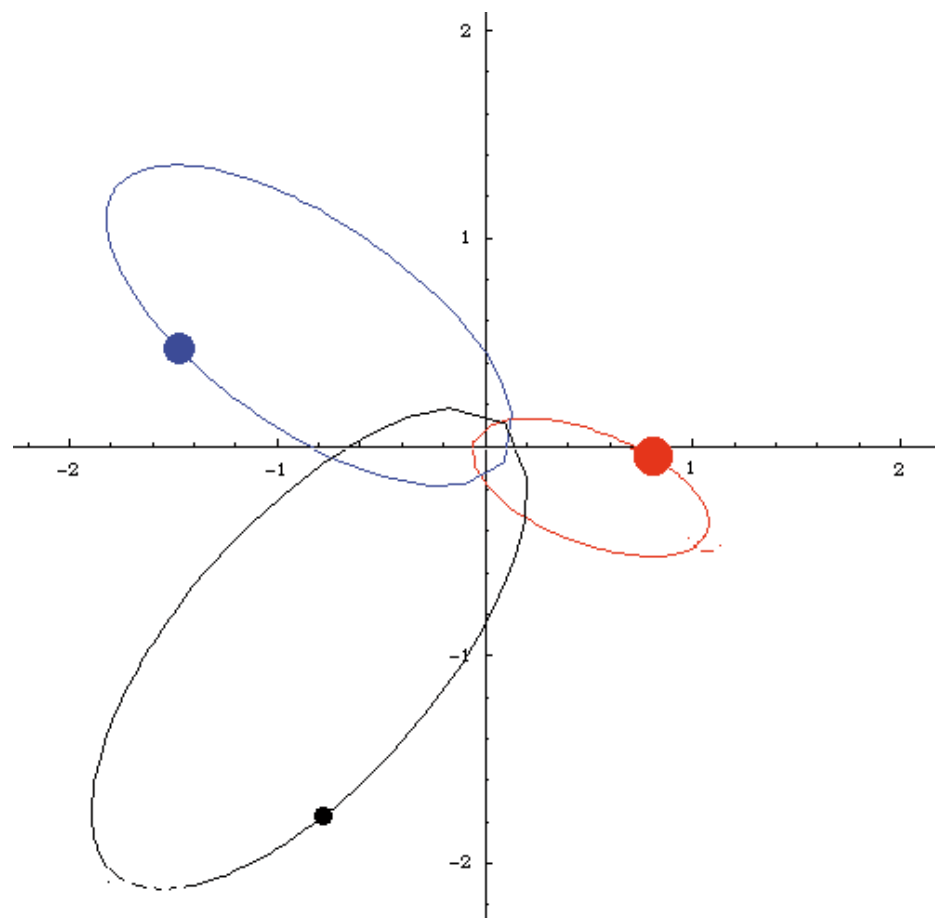
Juvat integros accedere fontes.

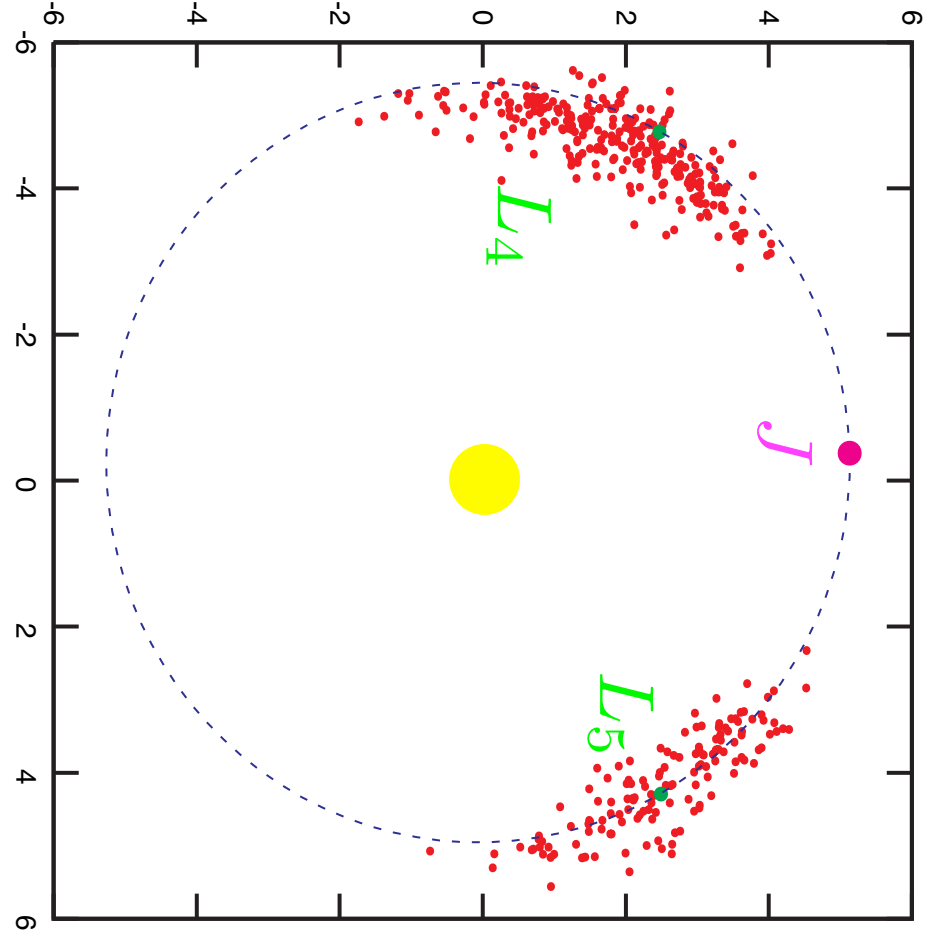
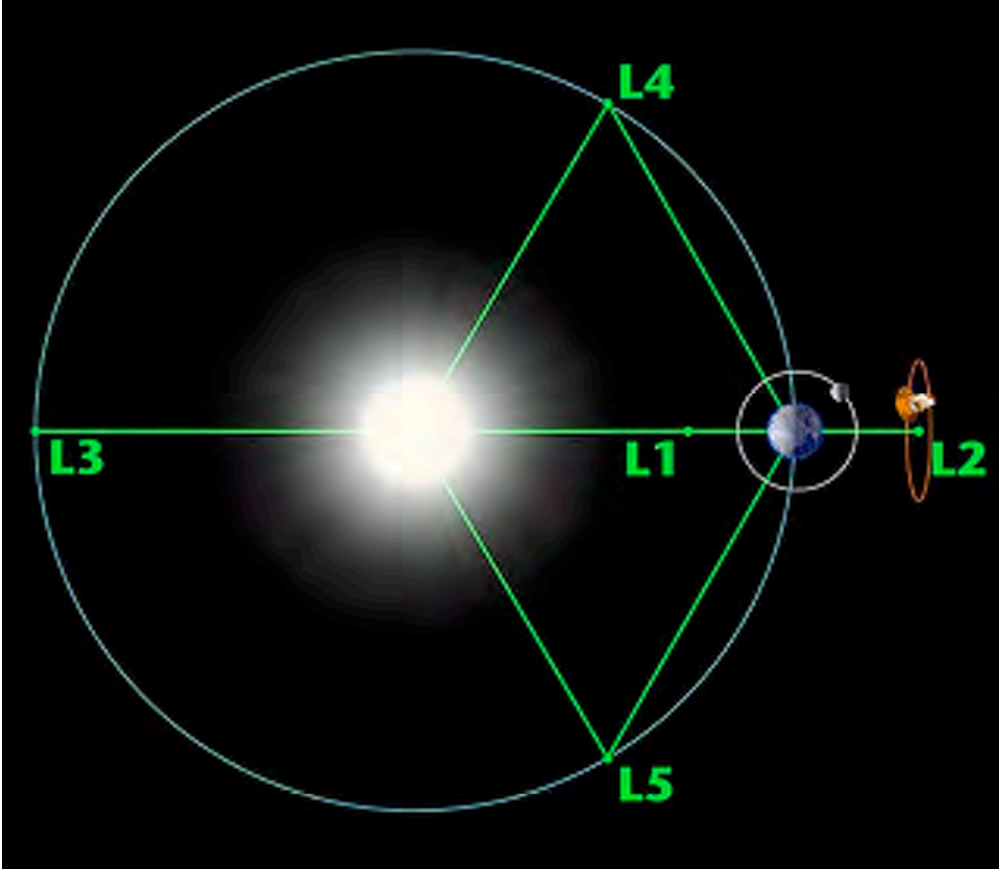
Luca.

(Prix de l'Académie Royale des Sciences de Paris, tome IX, 1772.)

AVERTISSEMENT.

Ces Recherches renferment une Méthode pour résoudre le Problème des trois Corps, différente de toutes celles qui ont été données jusqu'à présent. Elle consiste à n'employer dans la détermination de l'orbite de chaque Corps d'autres éléments que les distances entre les trois Corps, c'est-à-dire, le triangle formé par ces Corps à chaque instant. Pour cela, il faut d'abord trouver les équations qui déterminent ces mêmes distances par le temps; ensuite, en supposant les distances connues, il faut en déduire le mouvement relatif des Corps par rapport à un plan fixe quelconque. On verra, dans le premier Chapitre, comment je m'y suis pris pour remplir ces deux objets, dont le second surtout demande une analyse délicate et assez compliquée. A la fin de ce Chapitre, je ras-

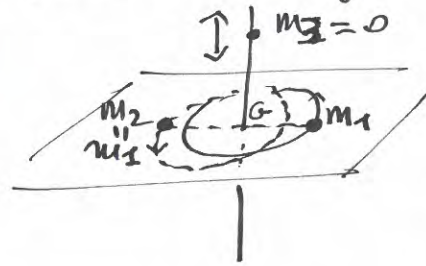




SOLUTIONS NON PERTURBATIVES

ex 1: DYNAMIQUE SYMBOLIQUE (méthodes géométriques)

Solutions de **SITNIKOV**
(1960)



Les passages de part et d'autre du plan de m_3 sont régis par un **jeu de pile ou face**

ex 2: CALCUL DES VARIATIONS (méthodes analytico-géométriques)
POINCARÉ (1896)




Minimiser l'action $S = \int_a^b \underbrace{(E_{\text{cinétique}} - E_{\text{potentielle}})}_{\text{Lagrangien}} dt$

le long d'une courbe fermée dans l'espace de configuration

\Rightarrow solution périodique s'il n'y a pas de collision

(Poincaré remplace $\frac{1}{2}$ par $\frac{1}{3}$ (faute faite)
pour éliminer ce problème).

A. VENTURELLI (2000) On obtient ainsi les sol  de Lagrange

SUR LES SOLUTIONS PÉRIODIQUES ET LE PRINCIPE DE MOINDRE ACTION

Comptes rendus de l'Académie des Sciences, t. 123, p. 915-918 (30 novembre 1896).

La théorie des solutions périodiques peut, dans certains cas, se rattacher au principe de moindre action.

Supposons trois corps se mouvant dans un plan et s'attirant en raison inverse du cube des distances ou d'une puissance plus élevée de ces distances; j'appelle a , b , c ces trois corps.

L'énergie cinétique T est essentiellement positive et il en est de même de la fonction des forces U , qui est égale à une somme de termes de la forme $\frac{km m'}{r^n}$, où k est une constante positive, m et m' les masses de deux des trois corps, r leur distance et n un exposant au moins égal à 2.

L'action hamiltonienne

$$J = \int_{t_0}^{t_1} (T + U) dt$$

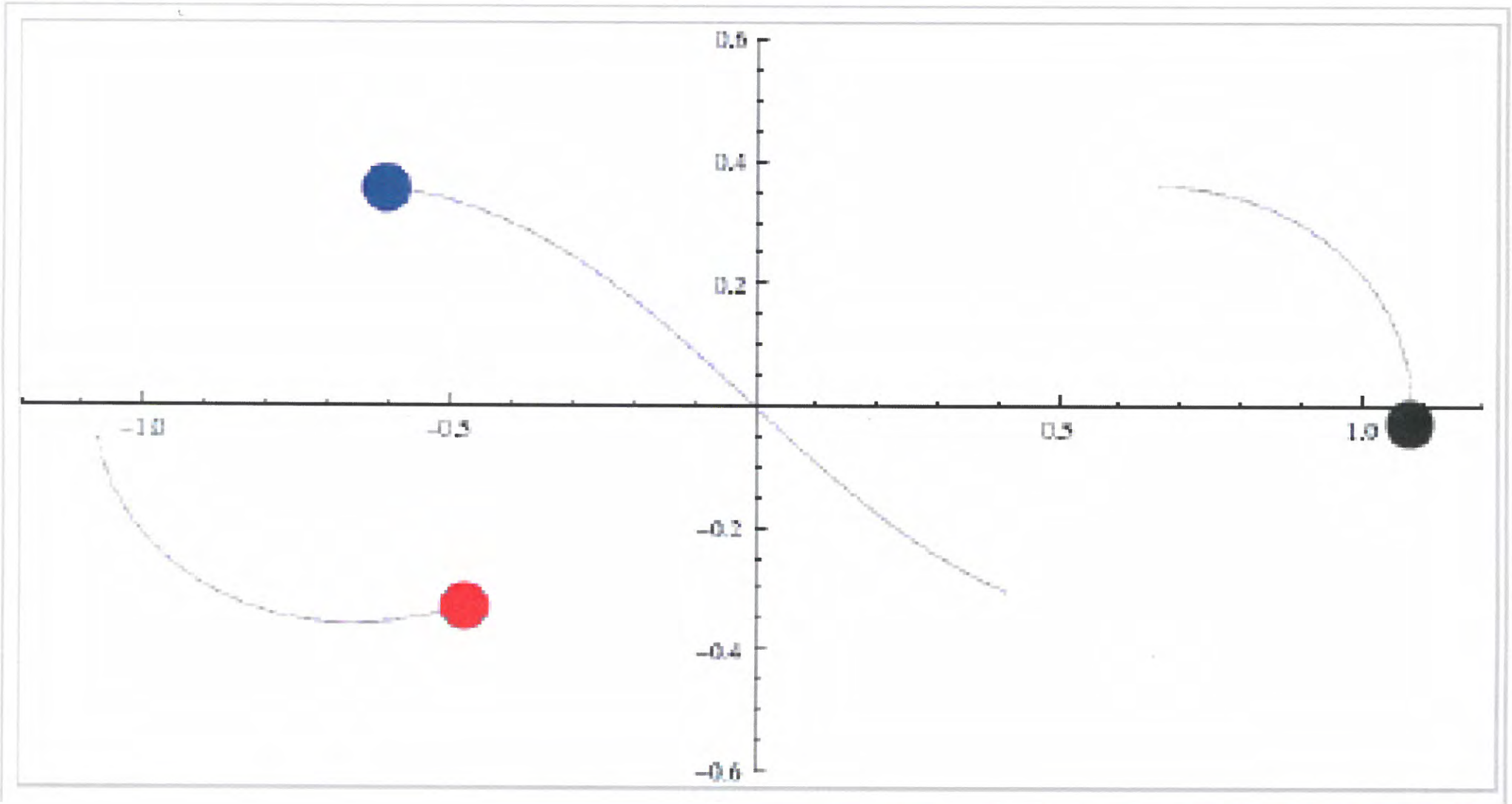
sera donc essentiellement positive.

Considérons une classe de trajectoires de nos trois corps a , b , c ; ce seront des trajectoires fictives, c'est-à-dire ne satisfaisant pas aux équations du mouvement; mais elles seront soumises aux conditions suivantes :

1° Au temps t_1 les distances des trois corps seront les mêmes qu'au temps t_0 ; les vitesses seront les mêmes en grandeur et feront les mêmes angles avec les côtés du triangle des trois corps; en d'autres termes, la figure formée par les trois corps et par les droites qui représentent leurs vitesses aura repris à l'époque t_1 la même forme qu'elle avait à l'époque t_0 ; ou bien encore les

CAS DE TROIS MASSES ÉGALES

Minimisation sous contrainte de symétrie D_6



A. CHENAIER & R. MONTGOMERY (2000)





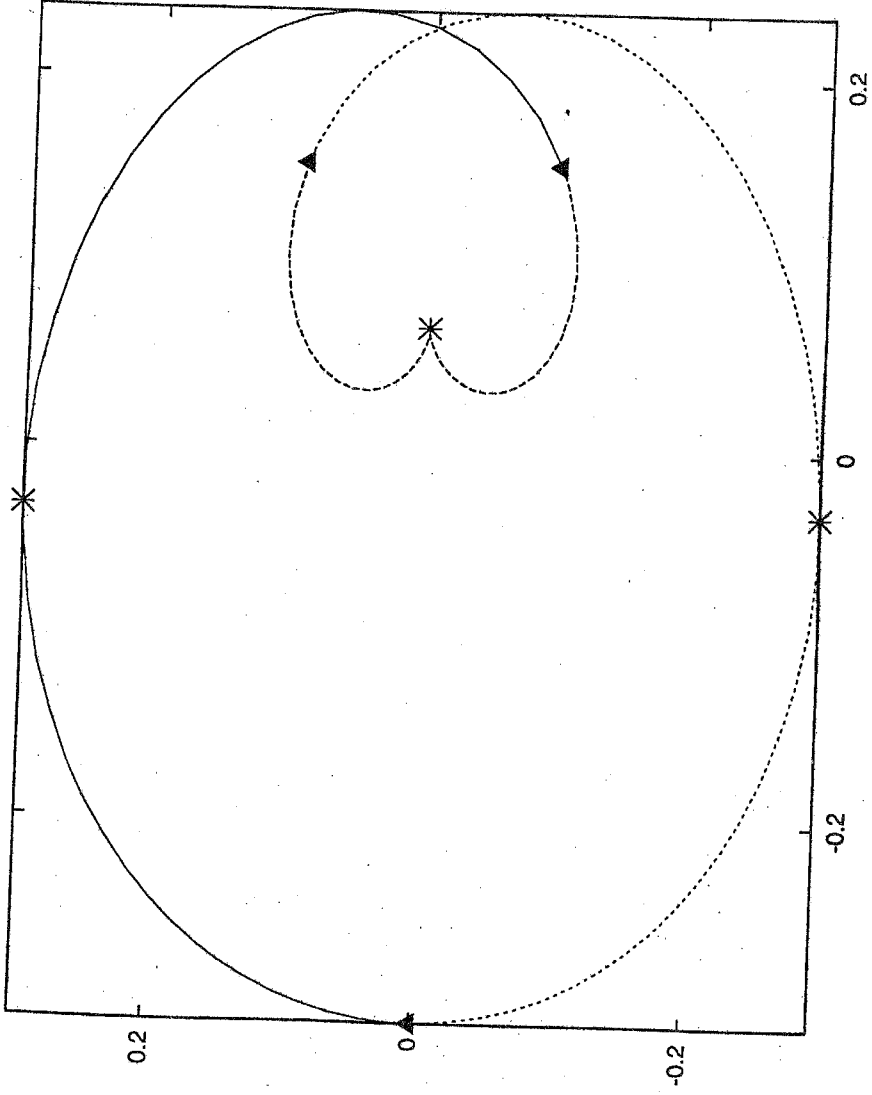
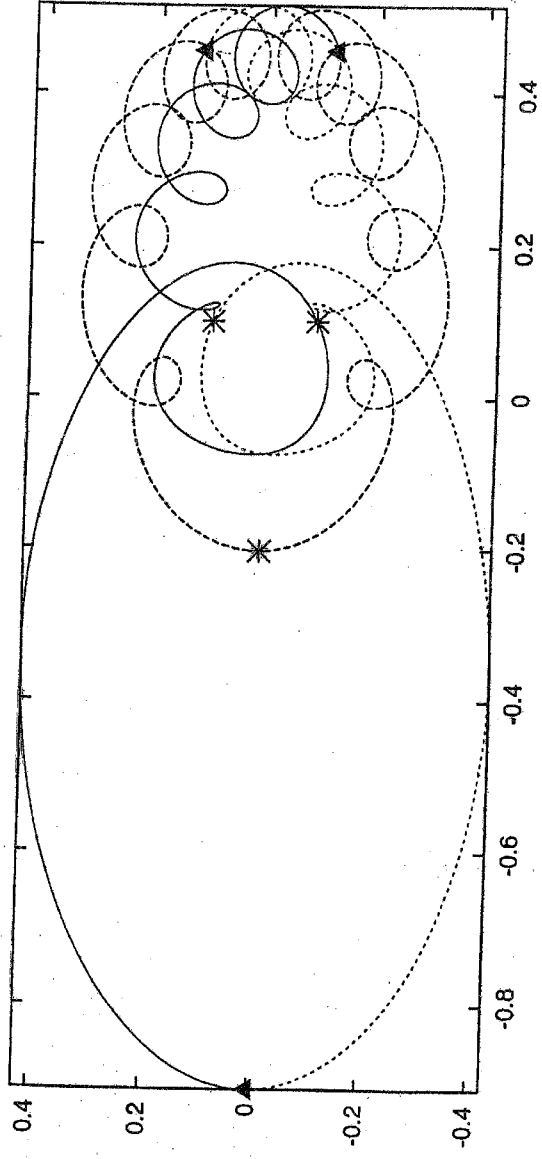
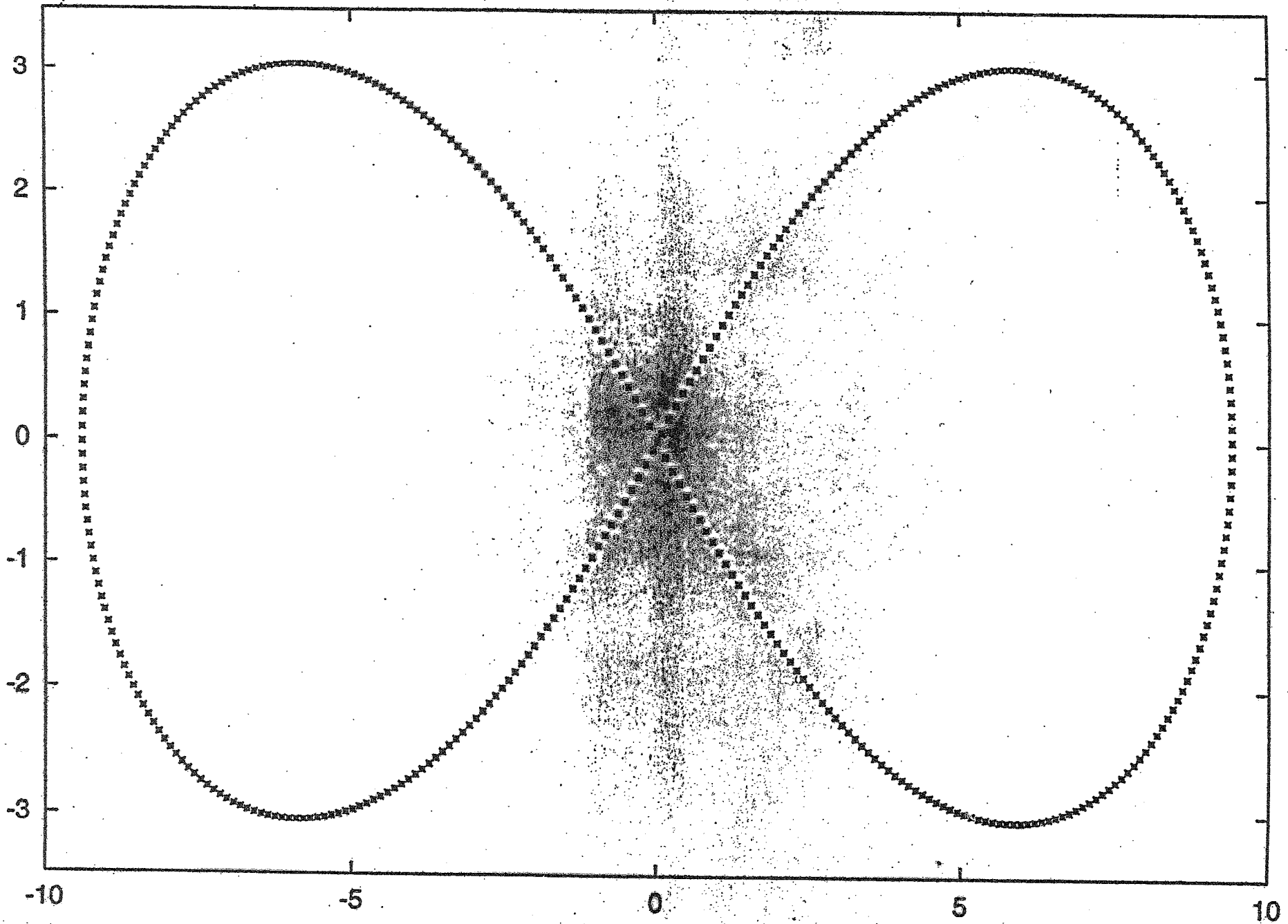


FIGURE BY C. J. J. J.



399 caps (see in list)



... et pour finir,

une page de
publicité

Three body problem

From Scholarpedia

Alain Chenciner (2007), Scholarpedia, 2(10):2111.

doi:10.4249/scholarpedia.2111

revision #79311 [link to/cite this article]

Hosting and maintenance of this article is sponsored by Brain Corporation.

Curator: Dr. Alain Chenciner, Math Dept Paris 7 University and IMCCE (Paris Observatory), France

The problem is to determine the possible motions of three point masses m_1 , m_2 , and m_3 , which attract each other according to Newton's (<http://www-history.mcs.st-andrews.ac.uk/Biographies/Newton.html>) law of inverse squares. It started with the perturbative studies of Newton himself on the *inequalities* of the lunar motion[1] (http://en.wikisource.org/wiki/Philosophiae_Naturalis_Principia_Mathematica/Preface). In the 1740s it was constituted as the search for solutions (or at least approximate solutions) of a system of ordinary differential equations by the works of Euler (<http://www-history.mcs.st-andrews.ac.uk/Biographies/Euler.html>), Clairaut (<http://www-history.mcs.st-andrews.ac.uk/Biographies/Clairaut.html>) and d'Alembert (<http://www-history.mcs.st-andrews.ac.uk/Biographies/D'Alembert.html>) (with in particular the explanation by Clairaut of the motion of the lunar apogee). Much developed by Lagrange (<http://www-history.mcs.st-andrews.ac.uk/Biographies/Lagrange.html>), Laplace (<http://www-history.mcs.st-andrews.ac.uk/Biographies/Laplace.html>) and their followers, the mathematical theory entered a new era at the end of the 19th century with the works of Poincaré (<http://www-history.mcs.st-andrews.ac.uk/Biographies/Poincare.html>) and since the 1950's with the development of computers. While the two-body problem is integrable and its solutions completely understood (see [2] (http://en.wikipedia.org/wiki/Two-body_problem), [AKN],[AI],[BP]), solutions of the **three-body problem** may be of an arbitrary complexity and are very far from being completely understood.

Contents

- 1 Equations
- 2 Symmetries, first integrals
- 3 Homographic solutions
- 4 The astronomer's three-body problem: i) the planetary problem
 - 4.1 Reduction to the general problem of dynamics
 - 4.2 The secular system
 - 4.3 From Lindstedt series to K.A.M.
- 5 The astronomer's three-body problem: ii) a caricature of the lunar problem
 - 5.1 The planar circular restricted problem:
 - 5.2 The simplest case:
 - 5.3 Poincaré's first return map
 - 5.4 Higher values of the Jacobi constant
- 6 Periodic solutions
 - 6.1 Poincaré's classification
 - 6.2 Numerical exploration
 - 6.3 Stability, exponents, invariant manifolds
 - 6.4 Minimizing the action
- 7 Global evolution
 - 7.1 Lagrange-Jacobi and Sundman
 - 7.2 The shape sphere
 - 7.3 Collisions
 - 7.4 Final motions
 - 7.5 The oldest open question in dynamical systems
- 8 Non-integrability
 - 8.1 Bruns, Painlevé
 - 8.2 Poincaré
 - 8.3 Ziglin, Morales-Ramis
 - 8.4 Two cases of integrability
- 9 Still simpler than the 4- (and more)-body problem !

DIVERS ARTICLES & CONFÉRENCES :

www.imcce.fr/Equipes/ASD/person/chenciner/chenciner.html

en fait, il suffit
de taper Chenciner
sur google...



DIVERS ARTICLES & CONFÉRENCES :

www.imcce.fr/Equipes/ASD/person/chenciner/chenciner.html

en fait, il suffit
de taper Chenciner
sur google...

