

DE
**PERTURBATIONE MOTVS
 PLANETARVM ET COMETARVM.**

Auctore
I. E V L E R O.

PRAENOTANDA.

§. 1.

Vis acceleratrix, qua corpus coeleste, cuius massa = M , aliud corpus, ad distantiam = v remotum, ad se attrahit, tali formula: $\frac{M}{v^2}$, exprimi solet; quandoquidem omnia corpora coelestia in ratione composita ex directa massarum et reciproca duplicata distantiarum agere obseruantur. Ut nunc hanc formulam ad mensuras determinatas atque adeo valores numericos reuocemus, in sequentibus perpetuo massam Solis unitate designabimus. Deinde vero distantia media Terrae a Sole pariter unitate definiatur. Hoc enim modo formula $\frac{M}{v^2}$ omnibus casibus certo numero repraesentabitur.

§. 2. Quod deinde ad *mensuram temporis* attinet, eam quoque ex motu Terrae medio ita perpetuo exhibebimus, ut omnia tempora per angulos, quos Terra interea secundum motum medium circa Solem describit, exprimamus. Ita mensura unius diei nobis erit angulus = $59', 8''$; integri autem anni tropici mensura erit 360° .

§. 3. His mensuris stabilitis, si corpus quodpiam coeleste quiescens aliud corpus secundum lineam rectam ad se attrahat, eiusque distantia quodam tempore indefinito, quod sit = θ , ponatur = v , eius motus hac aequatione differentio-differentiali determinabitur: $\frac{d^2\theta}{dt^2} = -\frac{M}{v^2}$; ubi elementum temporis $d\theta$ constans est assumtum.

§. 4. Quoniam hic de perturbationibus motus tam planetarum quam cometarum potissimum erit sermo, vis principalis, qua haec corpora sollicitantur, erit ea, qua a Sole attrahuntur; unde si talis corporis a Sole distantia fuerit = v , ista vis erit = $\frac{r}{v^2}$. Reliquas autem vires omnes, quibus haec corpora forte vrgentur, nomine *virium perturbatricium* denotabimus, quas plerumque tanquam valde parvas respectu vis ad Solem tendentis spectare licebit, quandoquidem, si maiores essent, nulla adhuc methodus est inventa, tales motus ad calculum reuocandi.

§. 5. Quia porro loca talium corporum ad quodvis tempus respectu Solis definiri debent, ipsum Solem in perpetua quiete considerari conuenit; quamobrem secundum principia mechanica omnes vires acceleratrices, quae in Solem agunt, secundum directiones contrarias in ipsum corpus, cuius motus quaeritur, transferri oportet, quibus
hoc

hoc corpus perinde sollicitari erit censendum, atque ab illis viribus, quarum actioni immediate subiicitur.

§. 6. Cum igitur centrum Solis tanquam punctum fixum in coelo simus contemplaturi, quod sit in O , per ternos axes fixos OA , OB , OC ductos concipiamus, qui inter se sint normales. Iis igitur tria plana principalia determinabuntur, scilicet AOB , AOC , BOC , pariter inter se normalia; quorum primum AOB planum nobis eclipticae representet, quandoquidem omnia loca tam planetarum quam cometarum ad eclipticam referre solemus.

§. 7. Tam postquam a certa epocha elapsum fuerit tempus $= \theta$, modo supra assignato exprimendum, reperiatur planeta siue cometa, cuius motus quaeritur, in loco quocunque Z ; hincque primo ad planum AOB demittatur perpendiculum ZY ; tum vero ex Y ad axem OA agatur normalis YX , ita ut locus Z determinetur per ternas coordinatas tribus axibus modo stabilitis parallelas, quas vocemus $OX = x$, $XY = y$, $YZ = z$. Praeterea vero quoque ducamus ad centrum Solis rectam ZO ; quae vocetur $= v$, ita ut sit $vv = xx + yy + zz$. Quod si porro spatiolum tempusculo $d\theta$ percursum breuitatis gratia vocetur $= ds$, erit $ds^2 = dx^2 + dy^2 + dz^2$.

§. 8. A quibuscunque nunc viribus acceleratricibus corpus in loco Z sollicitetur, cum iis primo coniungantur secundum directiones contrarias omnes vires ipsum Solem sollicitantes; tum vero omnes istae vires resoluantur secundum ternas illas directiones ZP , ZQ et ZR ipsius axibus OA , OB , OC parallelas, easque hoc modo

denominemus: vim $ZP = p$, vim $ZQ = q$, et vim $ZR = r$; quae ergo litterae, p , q , r omnes exhibent vires perturbatrices nostrum corpus sollicitantes, dum vis principalis ad solem directa secundum ZO est $= \frac{1}{v^2}$.

§. 9. Iam quicumque fuerit corporis motus, is pariter more solito secundum ternas directiones ZP , ZQ et ZR resoluatur. Deinde vero etiam ipsa vis Solis secundum easdem directiones resoluta dabit:

$$\text{vim secundum } PZ = \frac{x}{v^3},$$

$$\text{vim secundum } QZ = \frac{y}{v^3},$$

$$\text{vim secundum } RZ = \frac{z}{v^3}.$$

Hinc si triplex corporis motus secundum praecepta mechanica tractetur, inde tres sequentes aequationes differentiales secundi gradus nascentur:

$$\text{I. } \frac{d}{dt} \frac{d x}{dt} = - \frac{x}{v^3} + p.$$

$$\text{II. } \frac{d}{dt} \frac{d y}{dt} = - \frac{y}{v^3} + q.$$

$$\text{III. } \frac{d}{dt} \frac{d z}{dt} = - \frac{z}{v^3} + r.$$

ex quibus aequationibus totus corporis motus debet determinari.

Euolutio.

trium aequationum inuentarum.

§. 10. Cum istae aequationes sint differentiales secundi gradus, ante omnia in id est incumbendum, vt ex iis per integrationem aequationes differentiales primi gradus deriuemus, in quo quidem negotio ad quantitates p , q , r , respici

respici nequit, quibus igitur signum integrationis praefigemus, eademque operationes instituemus, quasi hae quantitates plane abessent. Statim autem ob elementum $d\theta$ constans istae tres combinationes:

$$\text{II. } x - \text{I. } y; \text{ III. } y - \text{II. } x; \text{ I. } z - \text{III. } x;$$

nobis praebebunt sequentes aequationes integrabiles:

$$\begin{aligned} 1. \quad & \frac{x \, d d y - y \, d d x}{d\theta^2} = q x - p y, \\ 2. \quad & \frac{y \, d d z - z \, d d y}{d\theta^2} = r y - q z, \\ 3. \quad & \frac{z \, d d x - x \, d d z}{d\theta^2} = p z - r x. \end{aligned}$$

§. 11. Quaquam autem hoc modo tres novas nacti sumus aequationes: tamen eae inter se ita cohaerent, ut binae quaecuis tertiam in se inuoluant. Si enim earum prima ducatur in z , secunda vero in x , producta in v nam summam collecta dabunt hanc aequationem:

$$\frac{x y \, d d z - z y \, d d x}{d\theta^2} = y (r x - p z),$$

quae per $-y$ diuisa ipsam tertiam aequationem manifesto producit; ita ut, uti iam annotauimus, quaelibet in binis reliquis iam contineatur; vnde etiam hae tres aequationes duas tantum determinationes suppeditabunt.

§. 12. Ante autem quam has aequationes integremus, plurimum intererit obseruare, formulas $q x - p y$, $r y - q z$, $p z - r x$, certa momenta virium p , q , r exprimere. In prima enim eorum productum $q x$ exprimit momentum vis q respectu axis X in sensum AB ; alterum vero productum $p y$ momentum vis p respectu eiusdem axis X , at in sensum contrarium BA . Quare cum tertia vis r huic axi X sit parallela, ab ea

nullum momentum respectu istius axis oritur; unde momentum ab omnibus istis viribus, axis X respectu, in sensum AB tendens erit $q x - p y$. Simili modo ab iisdem viribus nascetur momentum respectu axis OA, in sensum BC $= r y - q z$. Ac denique momentum ab iisdem viribus ortum respectu axis OB in sensum CA erit $= p z - r x$.

§. 13. Quoniam haec momenta maxime sunt notatu digna, ea merentur in calculum introduci. Designemus igitur ea litteris maiusculis C, A, B, quae ab axis ipsis, ad quos referuntur sunt desumpta; ideoque ponamus: $q x - p y = C$, $r y - q z = A$, $p z - r x = B$, ubi cauendum erit, ne istae litterae pro constantibus habeantur. Hinc igitur ternae aequationes integrandae erunt:

$$1. \frac{x d d y - y d d x}{d \theta^2} = C,$$

$$2. \frac{y d d z - z d d y}{d \theta^2} = A,$$

$$3. \frac{z d d x - x d d z}{d \theta^2} = B.$$

quae ductae in $d \theta$ et integratae dabunt

$$1. \frac{x d y - y d x}{d \theta} = \int C d \theta,$$

$$2. \frac{y d z - z d y}{d \theta} = \int A d \theta,$$

$$3. \frac{z d x - x d z}{d \theta} = \int B d \theta.$$

ubi vero etiam probe tenendum est, binas harum aequationum iam tertiam involuere. At vero sequens combinatio: I. x + II. y + III. z praebet

$$0 = z \int C d \theta + x \int A d \theta + y \int B d \theta,$$

quae aequatio quidem pro identica est habenda; interim tamen egregiam proprietatem nobis cognoscendam praebet,
prae-

præcipue si cum ea combinetur, qua modo ante vidimus esse $Cz + Ax + By = 0$, quae reuera est identica.

§. 14. Antequam vltius progrediamur, consideremus casum, quo vires perturbatrices euanescent, et formulae integrales in quantitates constantes abeunt, quae sint secundum ordinem C, B, A , ex quibus valoribus vltima aequatio nobis praebabit $Cz + Ax + By = 0$, quae aequatio nobis statim indicat, totam orbitam a corpore z descriptam ita per ternas coordinatas x, y, z , definiri, vt perpetuo sit $Cz + Ax + By = 0$, quae aequatio est pro superficie plana; ita vt iam certi simus, hoc casu corpus totum suum motum in eodem plano fore absoluturum. Vnde iam intelligere licet, quomodo motus corporis ob vires perturbatrices a plano discrepare queat.

§. 15. Porro vero etiam formulae differentiales per integrationem inuentae, scilicet:

$$x dy - y dx, y dz - z dy, z dx - x dz,$$

peculiari attentione sunt digna, cum referantur ad projectiones orbitae descriptae in terna plana principalia factas. Si enim orbita in planum $A O B$ proiciatur, pro qua x et y erunt binae coordinatae, tum elementum areae circa punctum O descriptae erit $\frac{1}{2}(x dy - y dx)$, in sensum $A B$. Simili modo $\frac{1}{2}(y dz - z dy)$ erit elementum projectionis in planum $B O C$ factae, idque in sensum $B C$. Denique $\frac{1}{2}(z dx - x dz)$ erit elementum areae projectionis in planum $C O A$ facta, idque in sensum $C A$. Vnde patet, quam egregie descriptio harum arearum a momentis virium respectu axium respondentium pendeat. Si enim vi-

res

res p, q, r euanescent, haec arearum elementa tempusculo $d\theta$ forent proportionalia, vti ex primis elementis iam constat. Quatenus igitur vires perturbatrices adsunt, eatenus descriptio arearum non amplius erit tempori proportionalis.

Tab. IX.
Fig. 2.

§. 16. Quo iste pulcherrimus nexus inter descriptiones arearum et momenta virium clarius perspiciatur, sit $A Y B$ projectio orbitae a corpore Z descriptae in planum $A O B$ facta, in qua punctum Y respondet loco corporis Z , pro quo erunt coordinatae $O X = x, X Y = y$. Iam ducta recta $O Y$ sector $A O Y$ exhibebit aream in hac projectione descriptam, quam ergo vocemus $= S$, quae quia constat ex triangulo $O X Y$ et area $A X Y$, vocemus $A X = t$, vt obtineatur ista area $A X Y = \int y dt$; eritque $S = \frac{1}{2} x y + \int y dt$; vnde differentiando, ob $x + t = O A$, ideoque constans, erit $dt = -dx$; hincque colligitur elementum areae $dS = \frac{1}{2} x dy - \frac{1}{2} y dx$; vnde patet fore $x dy - y dx = 2 dS$.

§. 17. Pro hac igitur projectione habebimus

$$\frac{dS}{d\theta} = \int C d\theta,$$

vbi C denotat momentum virium sollicitantium respectu axis $O C$ plano $A O B$ perpendiculariter insistentis, ideoque formula integralis $\int C d\theta$ summam omnium horum momentorum per tempus θ collectorum denotabit; at formula $\frac{dS}{d\theta}$ repraesentabit celeritatem, qua area S describitur; vnde eius differentiale per $d\theta$ diuisum dabit accelerationem, quae ergo erit $\frac{d}{d\theta} \left(\frac{dS}{d\theta} \right) = \frac{1}{2} C$. Sicque intelligitur, accelerationem motus, quo area S describitur, ipsi momento

mento virium C esse proportionalem. Quamdiu ergo hoc momentum C positivum tenet valorem, celeritas descriptionis continuo crescit: contra autem, quando momentum fit negativum, iterum decrescit. Haec etiam sunt intelligenda de binis reliquis projectionibus.

Vlterior euolutio formularum integralium modo inuentarum.

§. 18. Cum igitur deducti simus ad istas aequationes:

$$1. \frac{x \, dy - y \, dx}{d\theta} = \int C \, d\theta.$$

$$2. \frac{y \, dz - z \, dy}{d\theta} = \int A \, d\theta.$$

$$3. \frac{z \, dx - x \, dz}{d\theta} = \int B \, d\theta,$$

existente $C = qx - py$, $A = ry - qz$, $B = pz - rx$, ideoque $Cz + Ax + By = 0$, vidimus praeterea semper fore

$$z \int C \, d\theta + x \int A \, d\theta + y \int B \, d\theta = 0,$$

qua aequatione vtique certa relatio inter coordinatas x , y , z , et elementum temporis $d\theta$ inuoluitur; eius vero differentiale, ob $Cz + Ax + By = 0$, nobis hanc novam relationem suppeditat:

$$dz \int C \, d\theta + dx \int A \, d\theta + dy \int B \, d\theta = 0,$$

quae pariter omni attentione est digna.

§. 19. Quoniam tres aequationes inuentae ad ternos nostros axes principales, siue potius ad terna plana principalia referuntur, sequenti modo ex iis formari poterit noua aequatio, in qua ad distinctionem horum planorum

norum plane non respicitur; ita scilicet ut ternae coordi-
natae x, y, z penitus ex calculo elidantur, earumque lo-
co sola distantia $OZ = v$ cum elemento curvae descriptae,
quod vocauimus

$$ds = \sqrt{dx^2 + dy^2 + dz^2},$$

in calculo relinquatur. Obtinebitur hoc, si quadrata tri-
um aequationum inuicem addantur, quod quo facilius
fieri poterit, ponamus breuitatis gratia

$$\int A d\theta = P, \int B d\theta = Q, \int C d\theta = R,$$

et aequatio resultans erit

$$(x dy - y dx)^2 + (y dz - z dy)^2 + (z dx - x dz)^2 \\ = d\theta^2 (P^2 + Q^2 + R^2).$$

§. 20. Quodsi nunc ista aequatio euoluatur, ob

$$xx + yy + zz = vv \text{ fit}$$

$$xx + yy = vv - zz;$$

$$xx + zz = vv - yy \text{ et}$$

$$yy + zz = vv - xx;$$

et hinc peruenietur ad istam aequationem:

$$vv(dx^2 + dy^2 + dz^2) - (x dx + y dy + z dz)^2 \\ = d\theta^2 (P^2 + Q^2 + R^2),$$

vbi cum fit

$$dx^2 + dy^2 + dz^2 = ds^2 \text{ et } x dx + y dy + z dz = v dv,$$

aequatio inuenta hanc induet formam:

$$vv ds^2 - vv dv^2 = d\theta^2 (P^2 + Q^2 + R^2).$$

Tab. IX.
Fig. 3.

§. 21. Quo indolem huius aequationis penitus
perspiciamus, consideremus elementum a corpore tempus-
culo $d\theta$ descriptum, quod fit $Zz = ds$; unde ductis ad
solem rectis ZO et zO erit $OZ = v$ et $Oz = v + dv$.
Hinc

Hinc centro O ducto arcuulo Zv , vt fit $vz = dv$, erit
vtique $Zv^2 = ds^2 - dv^2$, hincque aequatio inuenta erit

$$v \cdot Zv^2 = d\theta^2 (P^2 + Q^2 + R^2).$$

Vocemus nunc angulum elementarem $ZOz = d\Phi$, ita
vt $d\Phi$ denotet angulum a corpore Z tempusculo $d\theta$ cir-
ca solem descriptum, quod est elementum in Astronomia
maximi momenti, eritque $Zv = v d\Phi$, vnde nostra ae-
quatio erit

$$v^3 d\Phi^2 = d\theta^2 (P^2 + Q^2 + R^2),$$

at extracta radice

$$v v d\Phi = d\theta \sqrt{(P^2 + Q^2 + R^2)}.$$

§. 22. Euidens autem est, hanc formulam $v v d\Phi$
exprimere duplam aream sectoris elementaris ZOz , quae
ergo si ponatur $= dS$, habebitur elementum areae, quod
corpus motu vero circa solem tempusculo $d\theta$ describit,
ita vt fit $2dS = d\theta \sqrt{(P^2 + Q^2 + R^2)}$; quae aequatio si
comparetur cum descriptione arearum in projectionibus
supra explicata, facile intelligitur, si momentum virium
solicitantium respectu axis ad planum ZOz perpendicu-
laris ponatur $= M$, esse debere $2dS = \int M d\theta$; vnde tu-
to concludimus fore

$$\int M d\theta = \sqrt{(P^2 + Q^2 + R^2)},$$

cuius rei veritas infra clarius ostendetur. Aequatio ergo
hinc eruta erit

$$v v d\Phi = d\theta \int M d\theta.$$

§. 23. Ad hoc autem vtile erit, relationem in-
ter momenta virium A, B, C, ipfasque vires, accuratius

Q q 2

exa-

examinare; et quoniam, si momenta vt cognita spectare velimus, ex tribus aequationibus

$$A = ry - qz, \quad B = pz - rx \quad \text{et} \quad C = qx - py,$$

ipsas vires p, q, r definire non licet, in subsidium voce-
mus nouam quandam aequationem, quae fit

$$px + qy + rz = kv,$$

ita vt $k = \frac{px + qy + rz}{v}$ exprimat vim ex viribus p, q, r , fe-
cundum directionem Oz resultantem; vnde cum ex priori
superiorum aequationum fit $r = \frac{pz - B}{x}$, ex tertia vero

$q = \frac{py + C}{x}$, hi valores in noua aequatione substituti praebent

$$p = \frac{kvx + Bz - Cy}{xx + yy + zz}, \quad \text{siue}$$

$$p = \frac{kvx + Bz - Cy}{vv}.$$

Hincque porro colligetur:

$$q = \frac{kvy + Cx - Az}{vv} \quad \text{et} \quad r = \frac{kvz + Ay - Bx}{vv}.$$

§. 24. His valoribus inuentis contemplemur etiam
vim resultantem pro ipsa directione motus, quae vocari
solet vis tangentialis. Sit igitur ea $= t$, eritque

$$t = \frac{pdx + qdy + rdz}{ds},$$

vbi valores modo inuenti, si substituantur, praebent

$$vvtds = kv(xdx + ydy + zdz) \\ + A(ydz - zdz) + B(zdx - xdz) + C(xdy - ydx).$$

Cum nunc fit

$$x dx + y dy + z dz = v dv;$$

tum vero

$$y dz - z dy = d\theta \int A d\theta, \quad z dx - x dz = d\theta \int B d\theta \quad \text{et}$$

$$x dy - y dx = d\theta \int C d\theta,$$

his

his substitutis crit

$$v v t ds = k v v dv + A d\theta \int A d\theta + B d\theta \int B d\theta + C d\theta \int C d\theta,$$

ideoque

$$t ds = k dv + \frac{A d\theta \int A d\theta + B d\theta \int B d\theta + C d\theta \int C d\theta}{v v}.$$

§. 25. Cum igitur supra posuerimus $\int A d\theta = P$,
 $\int B d\theta = Q$, $\int C d\theta = R$, his valoribus introductis habebimus

$$t ds = k dv + \frac{P dP + Q dQ + R dR}{v v}$$

ita vt hinc fit

$$P dP + Q dQ + R dR = v v t ds - k v v dv$$

vnde integrando colligitur

$$P P + Q Q + R R = 2 \int v v (t ds - k dv).$$

Quae ergo supra de hac formula $P P + Q Q + R R$ annotauimus, vbi littera M designauit momentum virium respectu axis ad orbitam normalis, nunc eo redeunt, vt fit

$$(\int M d\theta)^2 = 2 \int v v (t ds - k dv),$$

vnde differentiando discimus esse

$$M d\theta \int M d\theta = v v (t ds - k dv),$$

vnde patet, quomodo istud momentum M tam a vi tangentiali t , quam a vi centrali, siue ad O directa, quae erat $= k$, pendeat.

Inuestigatio

aliarum aequationum integralium.

§. 26. Cum motus corporis quaesitus determinetur tribus aequationibus, integralia autem, quae hactenus

inuenimus, duas tantum determinationes complectantur, omnino necesse est, vt insuper vna aequatio integralis externis aequationibus initialibus eruatur. Talem autem nobis suppeditabit ista combinatio:

$$\text{I. } 2 dx + \text{II. } 2 dy + \text{III. } 2 dz,$$

fic enim prodibit

$$\frac{2 dx dx + 2 dy dy + 2 dz dz}{d\theta^2} = \frac{2 x dx - 2 y dy - 2 z dz}{v^2} + 2 p dx + 2 q dy + 2 r dz,$$

vbi cum fit

$$dx^2 + dy^2 + dz^2 = ds^2 \text{ et} \\ x dx + y dy + z dz = v dv,$$

per integrationem impetrabimus hanc aequationem:

$$\frac{ds^2}{d\theta^2} = \frac{2}{v} + 2 \int (p dx + q dy + r dz)$$

vbi signum summationis iam constantem per integrationem ingressam inuoluit.

§. 27. Modo ante autem vidimus, si vis tangentialis, secundum directionem motus Zz sollicitans, vocetur t , fore $t ds = p dx + q dy + r dz$. Ex hac igitur vi tangentiali habebimus:

$$\frac{ds^2}{d\theta^2} = \frac{2}{v} + 2 \int t ds;$$

vbi $\frac{ds^2}{d\theta^2}$ exprimit quadratum celeritatis, qua corpus Z hoc tempore mouetur. Hinc autem loco ipsius elementi ds introducamus potius angulum elementarem $d\Phi$, per quem corpus interea circa Solem progreditur, et, quemadmodum iam supra vidimus, erit $ds^2 = dv^2 + v v d\Phi^2$, quo valore substituto nostra aequatio fiet:

$$\frac{dv^2 + v v d\Phi^2}{d\theta^2} = \frac{2}{v} + 2 \int t ds.$$

Haec

Haec itaque est tertia aequatio integralis, quae cum praecedentibus coniuncta vniuersam problematis solutionem contineri est censenda.

§. 28. Quod si hanc aequationem cum ea, quam in articulo praecedente ultimo loco inuenimus, qua erat $v v d\Phi = d\theta \int M d\theta$, existente

$$\int M d\theta = \sqrt{2} \int v v (t ds - k dv),$$

coniungamus, duas habebimus aequationes inter ternas variables v , θ et Φ , vnde per quamlibet binas reliquas definire licebit. Si enim breuitatis gratia ponamus

$$v v d\Phi = S d\theta \text{ et}$$

$$d v^2 + v v d\Phi^2 = \frac{2 d\theta^2}{v} + T d\theta^2,$$

ita vt fit

$$S = \int M d\theta \text{ et } T = 2 \int t ds;$$

ex priore habebimus $d\Phi = \frac{S d\theta}{v v}$, qui valor in altera substitutus dat

$$d v^2 + \frac{S S d\theta^2}{v v} = \frac{2 d\theta^2}{v} + T d\theta^2,$$

vnde deducitur

$$d\theta = \frac{v dv}{\sqrt{(2v + Tvv - SS)}}, \text{ hincque}$$

$$d\Phi = \frac{S dv}{v \sqrt{(2v + Tvv - SS)}}.$$

§. 29. Possumus autem insuper aliam aequationem integram elicere, ope combinationis I. x + II. y + III. z , quippe quae dat

$$\frac{x dx + y dy + z dz}{d\theta^2} = -\frac{1}{v} + p x + q y + r z \\ = -\frac{1}{v} + k v.$$

Huic

Huic addamus aequationem modo inuentam, (vide §. 26.)
 quae erat

$$\frac{dx^2 + dy^2 + dz^2}{d\theta^2} = \frac{z}{v} + 2 \int (p dx + q dy + r dz)$$

$$= \frac{z}{v} + 2 \int t ds$$

ac manifestum est prodituram esse hanc aequationem:

$$\frac{d(\alpha dx + \gamma dy + z dz)}{d\theta^2} = \frac{d.v dv}{d\theta^2} = \frac{z}{v} + kv + 2 \int t ds,$$

quae aequatio tantum continet variables t et θ , et denuo integrabilis redditur multiplicando per $2v dv$: integrale enim erit:

$$\frac{v dv^2}{d\theta^2} = 2v + 2 \int k v dv + 4 \int v dv \int t ds,$$

hincque elicitur

$$d\theta = \frac{v dv}{\sqrt{(2v + 2 \int k v dv + 4 \int v dv \int t ds)}},$$

quae ergo formula cum superiore §. 28. inuenta congruere debet. Comparatione autem facta erit

$$Tvv - SS = 2 \int k v dv + 4 \int v dv \int t ds;$$

vbi si differentietur et loco T et dT valor ante assumtus scribatur, prodibit

$$2kvv dv = 2vv t ds - d.SS.$$

Vidimus autem esse

$$SS = (\int M d\theta)^2 = 2 \int v v (t ds - k dv)$$

ideoque

$$d.SS = 2vv t ds - 2kvv dv,$$

quo substituto aequatio manifesto prodit identica.

Inuestigatio

lineae nodorum et inclinationis orbitae
ad eclipticam.

§. 30. Iam initio obseruauimus, si vires p, q, r euanescerent, tum totam corporis orbitam sitam fore in eodem plano. Ob actionem autem harum virium fieri poterit, vt orbita non amplius reperiatur in eodem plano, cuius variatio commodissime repraesentari solet tam per lineae nodorum quam inclinationis orbitae ad eclipticam positionem. Si enim haec duo elementa ad quoduis tempus assignari queant, perfectam notitiam habemus super continua orbitae variatione.

§. 31. Cum igitur Planeta vel Cometa nunc in Z reperiatur, et temporis elemento $d\theta$ percurrat elementum suae orbitae Zz , concipiatur planum, quod per puncta Z, z et O transeat, quandoquidem corpus interea in hoc plano mouebitur. Sit igitur recta ON intersectio istius plani cum plano eclipticae AOB , quae recta vocari solet linea nodorum, pro cuius praesenti positione vocemus angulum $AON = \zeta$; praeterea vero vocetur inclinatio huius plani ad eclipticam $= \eta$, et statuatur angulus $NOZ = \psi$, qui vulgo vocari solet argumentum latitudinis; angulus vero elementaris ZOz maneat vt haecenus posuimus $= d\Phi$, ita vt, si linea nodorum ON quiesceret, vtique foret $d\Phi = d\psi$. Quatenus autem haec linea ipsa mouetur, haec aequalitas non amplius locum habet.

Tab. IX.
Fig. 4.

§. 32. Ducatur nunc ex puncto Y ad lineam nodorum ON perpendicularum YP , iunctaque recta PZ angulus

gulus ZPY ipsi inclinationi orbitae est aequalis, ideoque $= \eta$. Cum iam in triangulo POZ habeatur latus $OZ = v$ cum angulo $NOZ = \psi$, erunt rectae

$$PZ = v \sin. \psi \text{ et } OP = v \cos. \psi.$$

Dein vero ex triangulo ZPY nanciscimur

$$ZY = v \sin. \eta \sin. \psi \text{ et } PY = v \cos. \eta \sin. \psi.$$

Porro ex P tam ad OA quam XY agantur normales PQ et PR , atque ex triangulo OPQ , vbi $OP = v \cos. \psi$ et angulus $POQ = \zeta$ erit

$$PQ = v \cos. \psi \sin. \zeta \text{ et } OQ = v \cos. \psi \cos. \zeta.$$

Denique in triangulo PYR datur latus $PY = v \sin. \psi \cos. \eta$ cum angulo $PYR = \zeta$, vnde concluditur

$$PR = v \sin. \psi \cos. \eta \sin. \zeta \text{ et}$$

$$YR = v \sin. \psi \cos. \eta \cos. \zeta.$$

Ex his igitur elementis deriuamus binas reliquas coordinatas X et Y : erit enim

$$OX = x = OQ - PR = v \cos. \psi \cos. \zeta - v \sin. \psi \cos. \eta \sin. \zeta,$$

$$XY = y = PQ + YR = v \cos. \psi \sin. \zeta + v \sin. \psi \cos. \eta \cos. \zeta;$$

modo autem vidimus esse

$$YZ = z = v \sin. \psi \sin. \eta.$$

§. 33. Cum punctum orbitae proximum z tam in praesenti plano NOZ quam in sequente reperiatur, vbi anguli ζ et η incrementa ceperunt $d\zeta$ et $d\eta$, duplici modo a Z ad z pertineri poterit. Priore scilicet modo eo peruenitur, dum linea nodorum cum inclinatione tanquam

quam inuariabilis accipitur, angulus autem $NOZ = \psi$ incrementum capere statuitur angulum $ZOz = d\psi$. Altero vero modo ad idem punctum z peruenietur, dum tam lineae nodorum quam inclinationi suae variatio tribuitur, ac praeterea angulus ψ differentiali suo naturali augetur. Quod si igitur formulas pro x, y, z inuentas hoc duplici modo differentiemus, ex utroque eosdem valores pro dx, dy et dz resultare necesse est.

§. 34. Non solum autem ista conuenientia ipsas coordinatas spectat, sed etiam quascunque formulas ex iis compositas; quo notato, ut rem ad nostras formulas integrales primo inuentas accommodemus, consideremus has duas formulas: $\frac{x}{z}$ et $\frac{y}{z}$, quarum formularum valores erunt

$$\frac{x}{z} = \frac{\cot. \psi \cos. \zeta}{\sin. \eta} - \cot. \eta \sin. \zeta;$$

$$\frac{y}{z} = \frac{\cot. \psi \sin. \zeta}{\sin. \eta} + \cot. \eta \cos. \zeta.$$

Has iam formulas primo priori modo differentiemus, statuendo angulos ζ et η constantes, ac ponendo $d\psi = d\Phi$, reperieturque

$$d. \frac{x}{z} = - \frac{d\Phi \cos. \zeta}{\sin. \eta \sin. \psi^2} \quad \text{et} \quad d. \frac{y}{z} = - \frac{d\Phi \sin. \zeta}{\sin. \eta \sin. \psi^2}.$$

§. 35. Eaedem autem formulae more solito differentiatas, sumendis omnibus quantitibus variabilibus, praebent has aequationes:

$$d. \frac{x}{z} = - \frac{d\psi \cos. \zeta}{\sin. \eta \sin. \psi^2} - \frac{d\zeta \sin. \zeta \cot. \psi}{\sin. \eta} - d\zeta \cos. \zeta \cot. \eta$$

$$- \frac{d\eta \cos. \eta \cot. \psi \cos. \zeta}{\sin. \eta^2} + \frac{d\eta \sin. \zeta}{\sin. \eta^2};$$

$$d. \frac{y}{z} = - \frac{d\psi \sin. \zeta}{\sin. \eta \sin. \psi^2} + \frac{d\zeta \cos. \zeta \cot. \psi}{\sin. \eta} - d\zeta \sin. \zeta \cot. \eta$$

$$- \frac{d\eta \cos. \eta \cot. \psi \sin. \zeta}{\sin. \eta^2} - \frac{d\eta \cos. \zeta}{\sin. \eta^2}.$$

His igitur binis valoribus inter se aequatis nanciscemur has duas aequationes differentiales:

$$I. \frac{(d\psi - d\Phi) \cos. \zeta}{\sin. \eta \sin. \psi^2} = - \frac{d\zeta \sin. \zeta \cot. \psi}{\sin. \eta} - d\zeta \cos. \zeta \cot. \eta$$

$$- \frac{d\eta \cos. \eta \cot. \psi \cos. \zeta}{\sin. \eta^2} + \frac{d\eta \sin. \zeta}{\sin. \eta^2}$$

$$II. \frac{(d\psi - d\Phi) \sin. \zeta}{\sin. \eta \sin. \psi^2} = + \frac{d\zeta \cos. \zeta \cot. \psi}{\sin. \eta} - d\zeta \sin. \zeta \cot. \eta$$

$$- \frac{d\eta \cos. \eta \cot. \psi \sin. \zeta}{\sin. \eta^2} - \frac{d\eta \cos. \zeta}{\sin. \eta^2}$$

§. 36. Nunc ut elementa $d\Phi$ et $d\psi$ eliminemus, utamur hac combinatione: I. $\sin. \zeta$ - II. $\cos. \zeta$, quae perducet ad hanc aequationem:

$$0 = - \frac{d\zeta \cot. \psi}{\sin. \eta} + \frac{d\eta}{\sin. \eta^2},$$

quae reducta dat

$$d\eta = d\zeta \cot. \psi \sin. \eta.$$

Sicque iam innotescit insignis ratio inter variationem lineae nodorum et inclinationis ad eclipticam; ita ut cognita alterutra altera inde semper tuto concludi possit. Hinc intelligitur, quando fuerit argumentum latitudinis $\psi = 0$, tum lineam nodorum nullum incrementum capere posse, quia alioquin fieret $d\eta$ infinitum. Deinde vero, tunc fuerit $\psi = 90^\circ$, inclinatio nullam mutationem accipere poterit.

§. 37. Praeterea vero hinc etiam veram relationem inter elementa $d\Phi$ et $d\psi$ assignare possumus, adhibentes hanc combinationem: I. $\cos. \zeta$ + II. $\sin. \zeta$. Hinc enim obtinebimus

$$\frac{d\psi - d\Phi}{\sin. \eta \sin. \psi^2} = - d\zeta \cot. \eta - \frac{d\eta \cos. \eta \cot. \psi}{\sin. \eta^2},$$

hinc-

hincque

$$d\psi - d\phi = -d\zeta \operatorname{cof.} \eta \operatorname{fin.} \psi^2 - \frac{d\eta \operatorname{cof.} \eta \operatorname{cof.} \psi \operatorname{fin.} \psi}{\operatorname{fin.} \eta},$$

vbi, si loco $d\eta$ valor ante inuentus substituatur, prodit

$$d\psi - d\phi = -d\zeta \operatorname{cof.} \eta, \text{ ideoque}$$

$$d\phi = d\psi + d\zeta \operatorname{cof.} \eta.$$

§. 38. Cum igitur per priorem operationem in-
venerimus

$$d \frac{x}{z} = - \frac{d\phi \operatorname{cof.} \zeta}{\operatorname{fin.} \eta \operatorname{fin.} \psi^2}, \text{ erit}$$

$$\frac{z dx - x dz}{z^2} = - \frac{d\phi \operatorname{cof.} \zeta}{\operatorname{fin.} \eta \operatorname{fin.} \psi^2}.$$

At ex formulis initio integratis est

$$z dx - x dz = d\theta \int B d\theta = Q d\theta,$$

quo valore substituto erit

$$\frac{Q d\theta}{z^2} = - \frac{d\phi \operatorname{cof.} \zeta}{\operatorname{fin.} \eta \operatorname{fin.} \psi^2};$$

quare cum fit $z = v \operatorname{fin.} \eta \operatorname{fin.} \psi$, habebimus

$$Q d\theta = -v v d\phi \operatorname{cof.} \zeta \operatorname{fin.} \eta.$$

Deinde vero posuimus $v v d\phi = d\theta \int M d\theta$, existente

$$\int M d\theta = \sqrt{P^2 + Q^2 + R^2},$$

vel etiam

$$\int M d\theta = \sqrt{z} \int v v (t ds - k dv),$$

quo valore substituto erit

$$Q = -\operatorname{cof.} \zeta \operatorname{fin.} \eta \int M d\theta,$$

ideoque

$$\operatorname{cof.} \zeta \operatorname{fin.} \eta = - \frac{Q}{\int M d\theta} = - \frac{Q}{\sqrt{P^2 + Q^2 + R^2}}.$$

§. 39. Simili modo cum fuerit

$$d. \frac{y}{z} = - \frac{d\Phi \sin. \zeta}{\sin. \eta \sin. \psi^2}, \text{ erit}$$

$$\frac{z dy - y dz}{z^2} = - \frac{d\Phi \sin. \zeta}{\sin. \eta \sin. \psi^2}.$$

Per formulas autem integrales priores erat

$$z dy - y dz = - d\theta \int A d\theta = P d\theta,$$

vnde fit $\frac{P d\theta}{z^2} = \frac{d\Phi \sin. \zeta}{\sin. \eta \sin. \psi^2}$; hincque ob

$$z = v \sin. \eta \sin. \psi \text{ erit}$$

$$P d\theta = v v d\Phi \sin. \zeta \sin. \eta,$$

ex qua aequatione, ob $v v d\Phi = d\theta \int M d\theta$, concluditur,

$$\sin. \zeta \sin. \eta = \frac{P}{\int M d\theta} = \frac{P}{\sqrt{(P^2 + Q^2 + R^2)}}.$$

Haec igitur aequatio per priorem diuisa dabit

$$\text{tang. } \zeta = - \frac{P}{Q}, \text{ hincque porro}$$

$$\sin. \zeta = \frac{-P}{\sqrt{(PP + QQ)}} \text{ et } \cos. \zeta = \frac{Q}{\sqrt{(PP + QQ)}},$$

ex quo deducitur

$$\sin. \eta = - \sqrt{\frac{PP + QQ}{PP + QQ + RR}}.$$

§. 40. Quoniam omnes perturbationes tanquam infinite paruae spectantur, descriptionem areae in ipsa orbita tempori proportionalem assumere licebit, ita vt fit $\int M d\theta$ quantitas constans, quae si igitur ponatur = \mathcal{E} aequationes modo inuentae ita referri possunt:

$$\cos. \zeta \sin. \eta = - \frac{Q}{\mathcal{E}} = - \frac{\int B d\theta}{\mathcal{E}} \text{ et}$$

$$\sin. \zeta \sin. \eta = + \frac{P}{\mathcal{E}} = + \frac{\int A d\theta}{\mathcal{E}},$$

ex quibus aequationibus differentiando colligitur:

$$- d\zeta \sin. \zeta \sin. \eta + d\eta \cos. \eta \cos. \zeta = - \frac{B d\theta}{\mathcal{E}} = - \frac{(pz - rx) d\theta}{\mathcal{E}},$$

$$+ d\zeta \cos. \zeta \sin. \eta + d\eta \cos. \eta \sin. \zeta = + \frac{A d\theta}{\mathcal{E}} = + \frac{(ry - qz) d\theta}{\mathcal{E}},$$

vnde

vnde eliminando $d\eta$ fiet

$$d\zeta \sin. \eta = \frac{(pz-rx)d\theta \sin. \zeta + (ry-qz)d\theta \cos. \zeta}{\epsilon}$$

At vero eliminando $d\zeta$ erit

$$d\eta \cos. \eta = - \frac{(pz-rx)d\theta \cos. \zeta + (ry-qz)d\theta \sin. \zeta}{\epsilon}$$

§. 41. Ante autem inuenimus inter $d\zeta$ et $d\eta$ hanc rationem: $d\eta = d\zeta \cot. \psi \sin. \eta$, quae relatio hic introducta praebet hanc aequationem:

$$\begin{aligned} &-(pz-rx) \cos. \zeta + (ry-qz) \sin. \zeta = \\ &(pz-rx) \sin. \zeta \cot. \eta \cot. \psi + (ry-qz) \cos. \zeta \cot. \eta \cot. \psi, \end{aligned}$$

quae euoluta hanc induit formam:

$$\left. \begin{aligned} &\left\{ \begin{aligned} &-p \{ z \cos. \zeta \sin. \psi + z \sin. \zeta \cos. \eta \cos. \psi \} \\ &-q \{ z \sin. \zeta \sin. \psi - z \cos. \zeta \cos. \eta \cos. \psi \} \\ &+r \{ x \cos. \zeta \sin. \psi + x \sin. \zeta \cos. \eta \cos. \psi \} \\ &+r \{ y \sin. \zeta \sin. \psi - y \cos. \zeta \cos. \eta \cos. \psi \} \end{aligned} \right\} \end{aligned}$$

sive concinnius

$$\left. \begin{aligned} &\{ + (ry-qz) (\sin. \zeta \sin. \psi - \cos. \zeta \cos. \eta \cos. \psi) \} \\ &\{ - (pz-rx) (\cos. \zeta \sin. \psi + \sin. \zeta \cos. \eta \cos. \psi) \} \end{aligned} \right\} = 0.$$

Haec autem relatio eatenus tantum valet, quatenus descriptio arearum, seu formula $vv d\Phi$ tempori est proportionalis.

§. 42. Hastenus planum principale AOB in plano eclipticae assumimus; pro instituto autem nostro magis conueniet, hoc planum ita constituere, vt orbita planetae seu cometae ab eo perpetuo quam minime tantum discrepet. Teneat igitur hoc planum situm quendam medium inter omnes variationes, quas orbita quaesita subire potest.

potest. Hoc igitur notato, quoniam variationes assumi possunt quam minimae, inclinatio orbitae ad hoc planum quasi infinite parua spectari poterit, ita vt angulus η pro euanescente haberi possit, vnde erit

$$\sin. \eta = \eta \text{ et } \cos. \eta = 1;$$

vnde valor ipsius z prodibit $= v \eta \sin. \psi$, qui perpetuo erit quam minimus; tum vero erit

$$x = v \cos. (\psi + \zeta) \text{ et } y = v \sin. (\psi + \zeta).$$

§. 43. Hic primo obseruamus, si vis perturbans r abesset, tum corpus perpetuo in eodem plano $A O B$ promoueri debere, ita vt aberratio ab isto plano a sola vi r proficisci sit censenda. Quoniam igitur quantitatem z vt euanescentem spectare licet, erit

$$A = r y \text{ et } B = - r x,$$

vnde aequationes supra inuentae erunt

$$\cos. \zeta \sin. \eta = \eta \cos. \zeta = + \frac{\int r x d\theta}{\mathcal{E}} \text{ et}$$

$$\sin. \zeta \sin. \eta = \eta \sin. \zeta = \frac{\int r y d\theta}{\mathcal{E}},$$

vnde fit $\text{tang. } \zeta = \frac{\int r y d\theta}{\int r x d\theta}$, siquidem ponimus $\int M d\theta = \mathcal{E}$.

§. 44. Quia autem orbita quaesita in ipsum planum $A O B$ incidit, formula $v v d\Phi$ exhibet elementum areae in ipso plano $A O B$ descriptae, seu aequabitur ipsi

$$x d y - y d x = d\theta \int C d\theta,$$

sicque iam erit

$$v v d\Phi = d\theta \int C d\theta = d\theta \int d\theta (q x - p y),$$

vnde integrale $\int d\theta (q x - p y)$ pro quantitate \mathcal{E} constante haberi poterit, si fuerit $q x - p y$ quantitas quam minima; id

id quod semper supponere licet, idque eo magis, quando proxime fuerit $q x - p y = 0$.

§. 45. Nunc igitur differentiando peruenimus ad has formulas:

$$d\eta \cos. \zeta - \eta d\zeta \sin. \zeta = \frac{r x d\theta}{\mathcal{E}} \text{ et}$$

$$d\eta \sin. \zeta + \eta d\zeta \cos. \zeta = \frac{r y d\theta}{\mathcal{E}},$$

vnde fit

$$d\eta = \frac{r d\theta (x \cos. \zeta + y \sin. \zeta)}{\mathcal{E}} \text{ et}$$

$$\eta d\zeta = \frac{r d\theta (y \cos. \zeta - x \sin. \zeta)}{\mathcal{E}}.$$

Cum igitur sit

$$x = v \cos. (\zeta + \psi) \text{ et } y = v \sin. (\zeta + \psi),$$

prodibit

$$d\eta = \frac{r v d\theta \cos. \psi}{\mathcal{E}} \text{ et } \eta d\zeta = \frac{r v d\theta \sin. \psi}{\mathcal{E}},$$

quorum valorum ille per hunc diuisus dat $\frac{\eta d\zeta}{d\eta} = \text{tang. } \psi$, ideoque $d\eta = \frac{\eta d\zeta}{\text{tang. } \psi}$, quae est eadem relatio, quam supra inter $d\zeta$ et $d\eta$ inuenimus. Ex his igitur formulis innoscit, quantas variationes quouis temporis momento tam positio lineae nodorum quam inclinatio patiat, quae a sola vi r oriuntur, quae vis cum semper facile assignari queat, determinatio horum elementorum nulla prorsus laborat difficultate, sicque totum negotium reducit ad resolutionem binarum aequationum inter quantitates θ , Φ et v iam supra inuentarum. Motus ergo quaesitus a solis viribus p et q pendeat et perinde erit comparatus, ac si fieret in ipso plano $A O B$.

Alia methodus mobilitatem orbitae determinandi.

§. 46. Supra iam inuimus, aequationem

$$x fA d\theta + y fB d\theta + z fC d\theta = 0,$$

ad quam primae aequationes nos perduxerunt, spectari posse tanquam aequationem localem pro superficie, in qua motus peragitur. Posuimus autem breuitatis gratia

$$fA d\theta = P, fB d\theta = Q, fC d\theta = R,$$

ita ut sit $Px + Qy + Rz = 0$, quae aequatio, si quantitates P , Q et R , essent constantes, certum quoddam planum definiret. Quare cum istae litterae per aliquod temporis spatium nullam sensibilem mutationem patiantur, si eae ut constantes spectentur, ex hac aequatione definiri poterit planum, in quo planeta siue cometa hoc saltem tempore mouebitur.

Tab IX.
Fig. 5.

§. 47. Referat igitur, ut initio, planum AOB eclipticam, sitque recta ON intersectio plani quaesiti cum ecliptica, pro qua ponamus angulum $AON = \zeta$. Cum igitur per totam hanc rectam ON sit $z = 0$, positio huius lineae hac aequatione: $Px + Qy = 0$ exprimetur, unde fit $\frac{y}{x} = -\frac{P}{Q}$. Exprimit autem fractio $\frac{y}{x}$ tangentem anguli ζ , unde statim colligimus esse $\text{tang. } \zeta = -\frac{P}{Q}$, prorsus ut ante per multas ambages inuenimus.

§. 48. Nunc pro inclinatione huius plani ad eclipticam inuenienda, quam ante vocauimus $= \eta$, statuamus in nostra aequatione $x = 0$, ut sit $Qy + Rz = 0$, ex qua,

qua, si in axe OB capiatur $OP = y$, definietur longitudo perpendicularis PQ ad planum inclinatum pertingens; erit scilicet $PQ = z = -\frac{Qy}{R}$. Iam ex P ad lineam nodorum ON ducatur normalis PR , iungaturque recta QR , ut angulus PRQ exhibeat inclinationem planorum $= \eta$. Quia igitur angulus $PON = 90^\circ - \zeta$, in triangulo POR erit $PR = y \cos \zeta$; unde ob $PQ = -\frac{Qy}{R}$, eruitur

$$\text{tang. } PQR = \text{tang. } \eta = -\frac{Q}{R \cos \zeta}.$$

§. 49. Cum igitur inuenerimus $\text{tang. } \zeta = -\frac{P}{Q}$: erit $\text{fin. } \zeta = -\frac{P}{\sqrt{PP + QQ}}$ et $\text{cos. } \zeta = \frac{Q}{\sqrt{PP + QQ}}$; sicque erit

$$\text{tang. } \eta = -\frac{P}{R \sqrt{PP + QQ}}.$$

Hincque porro deducitur

$$\text{fin. } \eta = -\frac{P \sqrt{PP + QQ}}{\sqrt{PP + QQ + RR}},$$

qui valor prorsus cum superiori conuenit; vbi notasse iuvabit fore

$$\text{cos. } \eta = \frac{R}{\sqrt{PP + QQ + RR}}.$$

Nunc autem, ut ante fecimus, in locum plani eclipticae AOB constituamus ipsum planum, in quo corpus certo quodam tempore, quod nobis certam epocham designet, mouebatur. Valores autem nostrarum formularum integralium ponamus fuisse

$$P = \int A d\theta = \mathfrak{A}, \quad Q = \int B d\theta = \mathfrak{B}, \quad R = \int C d\theta = \mathfrak{C},$$

unde quia pro hac epocha erat $\mathfrak{A}x + \mathfrak{B}y + \mathfrak{C}z = 0$, vbique autem esse debet $z = 0$: euidentis est, valores \mathfrak{A} et \mathfrak{B} euanescere debere, ut fiat $\mathfrak{C}z = 0$.

§. 50. Iam postquam ab hac epocha elapsum fuerit tempus θ , valores quantitatum P, Q, R sequenti

modo se habebunt:

$$P = \mathfrak{A} + \int A d\theta = 0 + \int d\theta (ry - qz),$$

$$Q = \mathfrak{B} + \int B d\theta = 0 + \int d\theta (pz - rx),$$

$$R = \mathfrak{C} + \int C d\theta = \mathfrak{C} + \int d\theta (qx - py).$$

At vero quia declinatio orbitae praesentis a plano A O B est quam minima, ita ut sumi possit $z = 0$, pro hoc tempore erit

$$P = \int r y d\theta,$$

$$Q = -\int r x d\theta \text{ et}$$

$$R = \mathfrak{C} + \int d\theta (q x - p y),$$

quae integralia ita capi oportet, ut in ipsa epocha, ubi $\theta = 0$, evanescant. Vnde patet, quia ipsae vires perturbantes p, q, r sunt quasi infinite parvae, singulas has formulas integrales quantitates quam minimas exprimere.

§. 51. Referat nunc recta ON pro tempore θ ab epocha elapso lineam nodorum, qua planum, in quo corpus nunc mouetur, planum fixum A O B interfecat; atque posito angulo A O N = ζ et mutua inclinatione = η , quam ut infinite parvam spectare licebit, formulae ante inuentae pro hoc casu dabunt

$$\text{tang. } \zeta = \frac{\int r y d\theta}{\int r x d\theta} \text{ et}$$

$$\text{tang. } \eta = -\frac{\sqrt{(\int r y d\theta)^2 + (\int r x d\theta)^2}}{\mathfrak{C} + \int d\theta (q x - p y)}$$

vbi, quia quaestio est de valore quam minimo tang. η , in denominatore pars integralis prae constante \mathfrak{C} reici potest, ita ut sit

$$\text{tang. } \eta = -\frac{\sqrt{(\int r y d\theta)^2 + (\int r x d\theta)^2}}{\mathfrak{C}}$$

Inde autem fit

$$\text{sin. } \zeta = \frac{\int r y d\theta}{\sqrt{(\int r y d\theta)^2 + (\int r x d\theta)^2}}$$

vnde

vnde erit $\sin. \zeta = -\frac{r y d\theta}{c \operatorname{tang.} \eta}$, ita vt fit

$$\sin. \zeta \operatorname{tang.} \eta = \eta \sin. \zeta = -\frac{r y d\theta}{c},$$

ex quibus ergo formulis ad quoduis tempus tam positio lineae nodorum, seu angulus ζ , quam inclinatio infinite parua η determinari poterit.

§. 52. Cum igitur mobilitas orbitae his duobus elementis contineatur, hinc manifestum est, totam orbitae mobilitatem a sola vi perturbante r , cuius directio in planum $A O B$ est perpendicularis, pendere, id quod etiam ex ipsa rei natura intelligitur. Si enim solae duae vires p et q adessent, quarum directio in ipsum planum $A O B$ incidit, corpus perpetuo in eodem plano moueri pergeret. Eatenus igitur tantum ab hoc plano declinabitur, quatenus adest vis r in hoc planum normaliter agens, cuius ergo actio tota in hoc effectu consumetur; quemadmodum binae reliquae vires p et q perinde motum corporis afficient, ac si totus motus in plano $A O B$ absolaeretur.

§. 53. Quo autem pateat, quamnam legem mutationes momentaneae angulorum ζ et η seruent, cum formula postremo inuenta

$$\eta \sin. \zeta = -\frac{r y d\theta}{c}$$

combinemus eandem per $\operatorname{tang.} \zeta$ diuisam, quae erit.

$$\eta \cos. \zeta = -\frac{r x d\theta}{c},$$

hincque differentiando nanciscemur

$$d \eta \sin. \zeta + \eta d \zeta \cos. \zeta = -\frac{r y d\theta}{c} \text{ et}$$

$$d \eta \cos. \zeta - \eta d \zeta \sin. \zeta = -\frac{r x d\theta}{c};$$

vnde combinando colligitur

$$d\eta = -\frac{r d\theta (y \sin. \zeta + x \cos. \zeta)}{c} \text{ et}$$

$$\eta d\zeta = -\frac{r d\theta (y \cos. \zeta - x \sin. \zeta)}{c}.$$

Tab. IX. Ad has aequationes euoluendas fit Z locus corporis infinite parum super plano A O B eleuatus, ita vt cum puncto Y confundi possit; ductaque recta Y P ad O N normali, facile patet fore

$$O P = y \sin. \zeta + x \cos. \zeta \text{ et}$$

$$Y P = y \cos. \zeta - x \sin. \zeta.$$

Quare si argumentum latitudinis vt supra vocetur N O Z = ψ , vt ob O Y = v fiat O P = $v \cos. \psi$ et Y P = $v \sin. \psi$, variationes momentaneae modo inuentae ad has expressiones concinniores reuocantur:

$$d\eta = -\frac{r v d\theta \cos. \psi}{c} \text{ et } \eta d\zeta = -\frac{r v d\theta \sin. \psi}{c},$$

vnde sequitur relatio supra inuenta

$$\frac{d\eta}{\eta d\zeta} = \cot. \psi, \text{ siue } d\eta = \eta d\zeta \cot. \psi.$$

Inuestigatio

inaequalitatum motus in ipsa orbita.

§. 54. Hic igitur totum corporis motum ita considerare licebit, quasi in ipso plano A O B perageretur, dum praeter vim ad Solem tendentem tantum a binis viribus p et q sollicitatur, quae si abessent, corpus motu regulari circa Solem in sectione conica circumferretur. Vnde intelligitur, quoniam istae vires vt minimae spectantur, motum parumper tantum a regulari esse discrepatum, eius-

ciusque aberrationem commodissime repraesentari posse, si ad quoduis tempus ea sectio conica inuestigetur, per quam eo saltem tempore moueatur, vnde sequens problema praemittamus.

Problema.

Cognito loco et motu corporis, quod a sola vi Solis attrahitur, inuenire elementa orbitae ellipticae, in qua motum suum absoluet.

Solutio.

§. 55. Quoniam primo locus corporis, qui sit in **Y**, datur, centro Solis existente in **O**, vocetur eius distantia $OY = v$, angulus vero $AOY = \Phi$, quo scilicet a directione fixa **OA** iam est remotus. Deinde quicumque motus huic corpori fuerit impressus, quo in directione **Yy** procedit, resoluatur is secundum directionem **Yv**, quae cum distantia **OY** in directum iaceat, et secundum directionem **Yu**, illi normalem, eritque illius celeritas $\frac{dv}{dt}$, huius vero celeritas $\frac{v d\Phi}{dt}$; quare, quia motus vt cognitus spectatur, ponatur $\frac{dv}{dt} = u$ et $\frac{d\Phi}{dt} = \xi$, eruntque cognitae hae quatuor quantitates v , Φ , u et ξ , ex quibus speciem sectionis conicae, in qua motus fiet, definiri oportet.

Tab. X.
Fig. 1.

§. 56. Primo igitur quaeri debet locus perihelii huius orbitae, qui sit in **II**, pro quo ponatur angulus $AOII = \pi$, ita vt sit angulus $IIOY = \Phi - \pi$, qui vocatur anomalia vera, quam ponamus $IIOY = \omega$, ita vt sit $\Phi = \omega + \pi$. Praeterea vero denotet f semiparametrum orbitae quaesitae, et excentricitas statuatur $= g$, ex quibus
ele-

elementis distantia $OY = v$ ita determinatur, ut sit $v = \frac{f}{1 + g \cos. \omega}$. Denique vero ex indole motus regularis constat, vti deinceps clarius patebit, rationem temporis ita in calculum ingredi, ut sit $d\theta = \frac{v v d\Phi}{\sqrt{f}}$.

§. 57. Cum igitur sit $\frac{d\Phi}{d\theta} = \xi$, vltima conditio statim dat $\sqrt{f} = v v \xi$, vnde ergo statim parameter orbitae innotescit, dum est $f = v^2 \xi^2$. Hinc igitur erit $v = \frac{v^2 \xi^2}{1 + g \cos. \omega}$, ideoque $1 + g \cos. \omega = v^2 \xi^2$. Porro vero quia quantitates f et g sunt constantes, differentiatio formulae $v = \frac{f}{1 + g \cos. \omega}$ dabit $d v = \frac{f g d \omega \sin. \omega}{(1 + g \cos. \omega)^2}$, vnde cum sit $d\theta = \frac{v v d\Phi}{\sqrt{f}} = \frac{v v d\omega}{\sqrt{f}}$, ob π constans, erit $\frac{d v}{d\theta} = u = \frac{g \sin. \omega}{\sqrt{f}}$, vbi loco \sqrt{f} posito valore $v v \xi$, fiet $u = \frac{g \sin. \omega}{v v \xi}$. Ante autem iam vidimus esse $1 + g \cos. \omega = v^2 \xi^2$, ex quibus duabus aequationibus binas quantitates incognitae g et ω quaeri debent.

§. 58. Cum igitur sit $g \sin. \omega = u v v \xi$ et $g \cos. \omega = v^2 \xi^2 - 1$, colligitur fore $\tan. \omega = \frac{u v v \xi}{v^2 \xi^2 - 1}$. Sicque determinabitur anomalia vera ω , qua inuenta pro loco perihelii habebitur $\pi = \Phi - \omega$. Tum vero hinc etiam innotescit excentricitas $g = \frac{u v v \xi}{\sin. \omega}$. Sicque omnia quatuor elementa: scil. f , g , ω et π sunt reperta, quibus orbita, quae quaeritur, perfecte determinatur.

Tab X. §. 59. Hoc problemate praemisso, contemplemur
 Fig. 2 casum, quo corpus in Y praeter vim solarem $= \frac{1}{v^2}$, in directione YO agentem, sollicitatur a duabus viribus $Yp = p$ et $Yq = q$, quandoquidem effectus tertiae vis r iam est determinatus. Ponamus igitur vt supra binas coordinatas $OX = x$ et $KY = y$, vt sit $v v = x x + y y$; tum vero hic

hic statim vocetur angulus $A O Y = \Phi$, eritque $x = v \cos. \Phi$ et $y = v \sin. \Phi$. Loco virium autem perturbantium p et q in calculum introducamus duas alias secundum directiones Y^m et Y^n agentes, quarum haec ad illam sit normalis, ac vocemus vim $Y^m = m$ et $Y^n = n$, atque ex istis viribus praecedentes p et q ita definiuntur, ut sit

$$p = m \cos. \Phi - n \sin. \Phi \text{ et } q = m \sin. \Phi + n \cos. \Phi.$$

§. 60. Pro motu igitur ex his viribus oriundo principia mechanica suppeditant has duas aequationes:

$$I. \frac{d^2 x}{dt^2} = -\frac{x}{v^2} + m \cos. \Phi - n \sin. \Phi;$$

$$II. \frac{d^2 y}{dt^2} = -\frac{y}{v^2} + m \sin. \Phi + n \cos. \Phi;$$

et cum sit $x = v \cos. \Phi$ et $y = v \sin. \Phi$, hae aequationes erunt:

$$\frac{d^2 x}{dt^2} = -\frac{\cos. \Phi}{v} + m \cos. \Phi - n \sin. \Phi;$$

$$\frac{d^2 y}{dt^2} = -\frac{\sin. \Phi}{v} + m \sin. \Phi + n \cos. \Phi.$$

§. 61. Introducamus autem porro loco $d^2 x$ et $d^2 y$ valores per v et Φ expressos, ac primo quidem habebimus:

$$dx = dv \cos. \Phi - v d\Phi \sin. \Phi \text{ et}$$

$$dy = dv \sin. \Phi + v d\Phi \cos. \Phi,$$

hincque denuo differentiando:

$$I. d^2 x = ddv \cos. \Phi - 2 dv d\Phi \sin. \Phi$$

$$- v d\Phi^2 \cos. \Phi - v d^2 \Phi \sin. \Phi;$$

$$II. d^2 y = ddv \sin. \Phi + 2 dv d\Phi \cos. \Phi$$

$$- v d\Phi^2 \sin. \Phi + v d^2 \Phi \cos. \Phi;$$

qui valores in superioribus aequationibus substituti intelligantur.

§. 62. Nunc primo faciamus hanc combinationem: I. cos. Φ + II. sin. Φ , quae deducet ad istam aequationem:

$$\frac{ddv - v d\Phi^2}{d\theta^2} = -\frac{r}{vv} + m.$$

Deinde vero fiat haec combinatio: II. cos. Φ - I. sin. Φ , quae dabit:

$$\frac{2vd\Phi + vdd\Phi}{d\theta^2} = n.$$

Sicque tam sinus quam cosinus anguli Φ ex calculo excesserunt, quod non contigisset, si vires p et q in calculo retinuissimus.

§. 63. Quanquam hae aequationes sunt differentiales secundi gradus, tamen integratione penitus superfedere poterimus, quandoquidem ope problematis praemissi ad scopum optatum pertingere licebit. Quoniam igitur in illo problemate posuimus $\frac{dv}{d\theta} = u$ et $\frac{d\Phi}{d\theta} = \xi$, ob elementum $d\theta$ constans assumtum erit

$$\frac{ddv}{d\theta} = du \text{ et } \frac{dd\Phi}{d\theta} = d\xi,$$

quibus valoribus introductis binae aequationes inuentae has induent formas:

$$\frac{du}{d\theta} - v\xi^2 = -\frac{r}{vv} + m \text{ et } 2u\xi + \frac{vd\xi}{d\theta} = n.$$

Sicque hinc innotescunt noui valores differentiales $\frac{du}{d\theta}$ et $\frac{d\xi}{d\theta}$, quippe qui erunt:

$$\frac{du}{d\theta} = v\xi^2 - \frac{r}{vv} + m \text{ et } \frac{d\xi}{d\theta} = \frac{n - 2u\xi}{v}.$$

Tab. X.
Fig. 1.

§. 64. Quodsi iam assumamus, tempore quo corpus erat in Y , eius motum ad talem sectionem conicam pertinuisse, pro qua fuerit perihelium in puncto Π , existente angulo $A O \Pi = \pi$; tum vero semiparameter fuerit $= f$, excentricitas $= q$ et anomalia vera $\Pi O Y = \omega$, ita vt $\Phi = \pi + \omega$, tum corpus hanc curuam describere effret

esset peracturum, si vires perturbantes m et n subito annihilarentur. Evidens autem est, ob istas vires perturbantes elementa istius sectionis conicae continuo mutatum iri, ita vt elapso tempusculo $d\theta$ suis differentialibus increvant.

§. 65. Ex motu autem, quem corpus in puncto Y habuit, elementa orbitae in praecedente problemate ita determinauimus, vt esset

$$\begin{aligned} 1^\circ.) \quad V f &= v v \xi; & 2^\circ.) \quad g \sin. \omega &= u v v \xi; \\ 3^\circ.) \quad g \cos. \omega &= v^3 \xi^2 - 1 & \text{et } 4^\circ.) \quad \pi &= \Phi - \omega; \end{aligned}$$

vnde differentiando incrementa horum elementorum: scil. $df, dg, d\omega$ et $d\pi$ determinari poterunt, quibus inuentis ad quoduis tempus eam sectionem conicam assignare poterimus, ad quam motum corporis eo saltem tempore referri oportet. Ipsum autem tempus θ hac formula continebitur:

$$d\theta = \frac{v v d\Phi}{\sqrt{f}}.$$

§ 66. Vt igitur has orbitae variationes eruamus, differentiemus primo aequationem primam, cuius differentiale per $d\theta$ diuisum dabit:

$$\frac{df}{2 v \theta \sqrt{f}} = \frac{2 v \xi dv}{d\xi} + \frac{v v d\xi}{d\theta} = 2 u v \xi + v v \cdot \frac{d\xi}{d\theta}.$$

Modo autem vidimus esse $\frac{d\xi}{d\theta} = \frac{n - 2u\xi}{v}$, quo valore substituto erit $\frac{df}{2 v \theta \sqrt{f}} = n v$, vnde incrementum semiparametri orbitae, quod tempusculo $d\theta$ nascitur, satis commode innotescit, cum sit $df = 2 n v d\theta \sqrt{f} = 2 n v^3 \xi d\theta$. Vnde patet, si vis perturbans n euanesceret, tum etiam parametrum orbitae nullam mutationem esse passurum.

§. 67. Pro excentricitate g et anomalia vera ω conjunctim consideremus has formulas:

$g \sin. \omega = u v v \xi$ et $g \cos. \omega = v^3 \xi^2 - 1$,
 quarum differentialia per $d \theta$ diuisa dabunt:

$$I. \frac{dg \sin. \omega + g d \omega \cos. \omega}{d \theta} = \frac{u v v d \xi}{d \theta} + \frac{2 u v \xi d v}{d \theta} + \frac{v v \xi d u}{d \theta}.$$

$$II. \frac{dg \cos. \omega - g d \omega \sin. \omega}{d \theta} = \frac{2 v^3 \xi d \xi}{d \theta} + \frac{2 v v \xi \xi d v}{d \theta}.$$

Hic igitur loco $\frac{d u}{d \theta}$, $\frac{d \xi}{d \theta}$ et $\frac{d v}{d \theta}$, valores supra assignati substituantur, ac peruenietur ad has duas aequationes:

$$I. \frac{dg \sin. \omega + g d \omega \cos. \omega}{d \theta} = n u v + m v v \xi + v^3 \xi^2 - \xi.$$

$$II. \frac{dg \cos. \omega - g d \omega \sin. \omega}{d \theta} = 2 n v v \xi - u v v \xi \xi,$$

quae aequationes ob

$$v^3 \xi^2 - \xi = g \xi \cos. \omega \text{ et } u v v \xi \xi = g \xi \sin. \omega$$

abunt in has:

$$I. \frac{dg \sin. \omega + g d \omega \cos. \omega}{d \theta} = n u v + m v v \xi + g \xi \cos. \omega.$$

$$II. \frac{dg \cos. \omega - g d \omega \sin. \omega}{d \theta} = 2 n v v \xi - g \xi \sin. \omega.$$

§. 68. Iam prior harum aequationum ducta in $\sin. \omega$ posterior vero in $\cos. \omega$ inuicemque additae dabunt hanc aequationem:

$$\frac{dg}{d \theta} = m v v \xi \sin. \omega + n v (v \sin. \omega + 2 v \xi \cos. \omega),$$

unde iterum patet, si vires perturbatrices essent nullae, tum excentricitatem g manere constantem, prorsus uti rei natura postulat. Dein vero si faciamus I. $\cos. \omega - II. \sin. \omega$, prodibit

$$\frac{g d \omega}{d \theta} = m v v \xi \cos. \omega + n v (u \cos. \omega - 2 v \xi \sin. \omega) + g \xi.$$

Vnde

Vnde patet, casu quo $m = 0$ et $n = 0$ fore $\frac{g d\omega}{d\theta} = g\xi$, ideoque ob $g\xi = \frac{g d\Phi}{d\theta}$ erit $d\omega = d\Phi$. Quoniam enim hoc casu linea absidum quiesceret, ob angulum π constantem utique foret $d\Phi = d\omega$. Denique inuento elemento $d\omega$ ob $d\pi = d\Phi - d\omega$, ideoque $\frac{d\pi}{d\theta} = \xi - \frac{d\omega}{d\theta}$, reperietur pro motu lineae absidum

$$\frac{d\pi}{d\theta} = -\frac{m v v \xi \cos. \omega}{g} - \frac{n v (n \cos. \omega - m \xi \sin. \omega)}{g}$$

Vnde itidem patet, casu $m = 0$ et $n = 0$ lineam absidum in eodem situ conservari.

§. 69. Colligamus nunc quae hactenus sunt eruta; ac si pro tempore quocunque θ fuerit locus perihelii in Π , existente angulo $A O \Pi = \pi$, tum vero orbitae ellipticae semiparameter fuerit $= f$, excentricitas g et anomalia vera $= \omega$; tum pro loco corporis habebitur angulus $A O Y = \pi + \omega = \Phi$, eiusque distantia a sole

$$O Y = v = \frac{f}{1 + g \cos. \omega}$$

Vnde cum corpus per tempusculum $d\theta$ in hac ipsa orbita sit progressurum, erit $d\Phi = d\omega$ et $v v d\omega = d\theta \sqrt{f}$, hincque porro

$$\frac{d\omega}{d\theta} = \frac{\sqrt{f}}{v v} = \frac{(1 + g \cos. \omega)^2}{f \sqrt{f}}$$

qui ergo erit valor ipsius $\xi = \frac{d\Phi}{d\theta}$. Praeterea vero erit

$$d v = \frac{f g d \omega \sin. \omega}{(1 + g \cos. \omega)^2}, \text{ hincque}$$

$$\frac{d v}{d \theta} = \eta = \frac{g \sin. \omega}{\sqrt{f}}$$

vnde variationes momentaneas supra inventas per ipsa orbitae elementa determinare licebit.

§. 70. Elapso scilicet tempore $d\theta$, ob vires perturbatrices m et n primo semiparameter orbitae, qui erat $= f$, augmentum accipiet df , ita ut sit

$$\frac{df}{2d\theta\sqrt{f}} = n v = \frac{nf}{1+g \cos \omega}.$$

Sicque erit

$$df = \frac{2nf d\theta \sqrt{f}}{1+g \cos \omega},$$

unde, postquam hinc elapsum fuerit tempus θ , habebitur integrando

$$\int \frac{df}{2f\sqrt{f}} = -\frac{1}{\sqrt{f}} = \int \frac{n d\theta}{1+g \cos \omega},$$

vbi notetur esse

$$d\theta = \frac{f d\omega \sqrt{f}}{(1+g \cos \omega)^2},$$

quo valore substituto prodit

$$\frac{df}{2f^2} = \frac{n d\omega}{(1+g \cos \omega)^2}, \text{ hincque integrando}$$

$$-\frac{1}{\sqrt{f}} = n \int \frac{d\omega}{(1+g \cos \omega)^2}.$$

Porro autem pro incremento excentricitatis orbitae, quod tempusculo $d\theta$ accipiet, erit

$$\frac{dg}{d\theta} = m \sqrt{f} \sin \omega + n \left(\frac{r \sin \omega}{1+g \cos \omega} + 2 \cos \omega \right) \sqrt{f},$$

unde integrando ad quoduis aliud tempus excentricitas elici debet.

§. 71. Quaeramus nunc etiam incrementum anomaliae verae, seu anguli ω , quod tempusculo $d\theta$ accipit, et quod inuenimus esse:

$$\frac{d\omega}{d\theta} = \frac{m v v \xi \cos \omega}{g} + \frac{n v (u \cos \omega - 2 v \xi \sin \omega)}{g} + \xi,$$

quae expressio substitutis valoribus abit in hanc:

$$\frac{d\omega}{d\theta} = \frac{m \cos \omega \sqrt{f}}{g} - \frac{n \sin \omega \sqrt{f}}{g} \left(\frac{2+g \cos \omega}{1+g \cos \omega} \right) + \frac{(1+g \cos \omega)^2}{f \sqrt{f}},$$

atque

atque hinc cum fit

$$\frac{d\pi}{d\theta} = \frac{d\Phi}{d\theta} - \frac{d\omega}{d\theta} = \xi - \frac{d\omega}{d\theta},$$

pro motu lineae absidum erit

$$\frac{d\pi}{d\theta} = -\frac{m \cos. \omega \sqrt{f}}{g} + \frac{n \sin. \omega \sqrt{f}}{g} \frac{(2 + g \cos. \omega)}{1 + g \cos. \omega}.$$

§. 72. Hoc igitur modo omnia incrementa, quae cuncta elementa sectionis conicae tempusculo $d\theta$ a viribus perturbantibus m et n accipiunt, determinauimus. In praecedente vero articulo iam definimus, quantum haec orbita a plano A.O.B. dimoueat a vi r in hoc planum perpendiculariter agente. Has igitur omnes operationes concinnitatis gratia in sequenti articulo colligamus.

Praecepta

pro determinandis perturbationibus, quas orbitae planetarum vel cometarum ab actione aliorum corporum coelestium perpetiuntur.

§. 73. Quoniam perturbationes quam minimae supponuntur, ita ut corpus per aliquod tempus motu regulari per orbitam ellipticam circumferri censei possit, ponamus certo quodam tempore, quod tanquam epocham fixam spectemus, orbitam planetae siue cometae sitam fuisse in ipso plano A.O.B., eiusque perihelium fuisse in Π (fig. 1.) existente angulo $A.O.\Pi = \pi$, quo quasi longitudo perihelii a directione fixa O.A. designatur; tum vero fuerit eodem tempore semiparameter orbitae $= f$ et excentricitas $= g$. Hanc igitur orbitam, (quatenus motus regulis *Keplerianis* perfecte est conformis) in qua planeta siue cometa, reuera, circumferretur, si multae vires per-

turba-

turbatrices adessent, orbitam fictam appellemus, ita ut nobis incumbat, pro quovis tempore ab epocha elapso variationes assignare, quibus vera orbita ab hac orbita ficta sit aberratura.

Tab. X.
Fig. 3.

§. 74. Primo igitur vires perturbatrices perpendamus, quae ab actione cuiusque corporis coelestis oriuntur. Elapso igitur ab epocha tempore quocunque $= \vartheta$, reperiatur planeta siue cometa in orbita ficta in Y, sitque eius anomalia vera, siue angulus $\Pi O Y = \omega$, ideoque longitudo seu angulus $A O Y = \pi + \omega$, unde eius distantia a sole erit $O Y = \frac{f}{1 + g \cos. \omega}$. Eodem autem tempore versetur corpus coeleste, a quo perturbatio producat, supra hoc planum in puncto P, a quo ad planum A O B demittatur perpendiculum P Q iunganturque rectae ad solem ductae P O et Q O, item recta ad Y ducta P Y. Iam si massa corporis in P ponatur $= M$, dum massa solis, uti supra assumimus, unitate designatur, vis, qua hoc corpus in solem aget, erit $\frac{M}{O P^2}$, unde haec vis in directione contraria P O ipsi planetae in Y applicata est concipienda. Praeterea vero planeta in Y immediate trahetur versus P in directione Y P, vi $= \frac{M}{Y P^2}$.

§. 75. Primo igitur vis secundum directionem P O, quae est $\frac{M}{P O^2}$, resolvatur secundum directiones P Q et Q O, eritque vis secundum P Q $= \frac{M \cdot P \cdot Q}{Q O^3}$ et vis secundum Q O $= \frac{M \cdot Q \cdot O}{P O^3}$. Simili modo, ducta recta Q Y, vis trahens secundum Y P, quae est $\frac{M}{Y P^2}$, resolvatur secundum directiones Q P et Y Q, eritque vis secundum Q P $= \frac{M \cdot Q \cdot P}{Y P^3}$,

et

et vis secundum $YQ = \frac{M \cdot YQ}{Y P^3}$. Quoniam igitur ab hac vi posteriore punctum Y perpendiculariter sursum sollicitatur a vi $= \frac{M \cdot QP}{Y P^3}$, a priore vero, quae erat $\frac{M \cdot PQ}{P O^3}$, deorsum, vis ad planum AOB normalis, quam supra designauimus littera r , erit

$$r = \frac{M \cdot QP}{Y P^3} - \frac{M \cdot PQ}{P O^3} = M \cdot P Q \left(\frac{1}{Y P^3} - \frac{1}{P O^3} \right).$$

Vnde patet, hanc vim sursum esse directam, quando fuerit $PO > YP$, contra vero deorsum, quando fuerit $PO < YP$; siquidem punctum P supra planum AOB versetur. Quod si igitur eueniat, ut corporis P distantiae a sole O et a puncto Y sint inter se aequales, tum vis r euanescet, et punctum Y neque sursum neque deorsum urgetur.

§. 76. Ut nunc etiam ambas vires, quas vocauimus m et n , quae in ipso plano AOB sunt positae, hinc definiamus, a puncto Q ad rectam OY normalem ducamus QR ; ac primo quidem vis $QO = \frac{M \cdot QO}{P O^3}$, dabit pro directione QR vim $\frac{M \cdot QR}{P O^3}$, et secundum OR vim $\frac{M \cdot RO}{P O^3}$. Simili modo vis secundum YQ , quae est $= \frac{M \cdot YQ}{Y P^3}$, resoluta dat pro directione YR vim $= \frac{M \cdot YR}{Y P^3}$, et pro directione RQ vim $= \frac{M \cdot RQ}{Y P^3}$. Quare cum posuerimus vim a sole recedentem secundum Y $m = m$, vim vero ad hanc directionem normalem secundum Y $n = n$, habebimus:

$$m = -\frac{M \cdot YR}{Y P^3} - \frac{M \cdot RO}{P O^3} \text{ et}$$

$$n = \frac{M \cdot RQ}{Y P^3} - \frac{M \cdot QR}{P O^3} = M \cdot Q R \left(\frac{1}{Y P^3} - \frac{1}{P O^3} \right),$$

ita ut haec vis n se habeat ad vim superiorem r ut QR ad PQ .

§. 77. Quod si punctum Y simul a pluribus aliis corporibus coelestibus sollicitetur, quae sint p^I, p^{II}, p^{III} , etc., ex singulis per formulas modo inventas ternas vires literis m, n et r designatas colligi oportet, quibus inuentis et debito modo coniunctis, si ponamus hoc tempore anomaliam veram in orbita ficta fuisse $= \omega$, tum semiparameter orbitae, qui erat $= f$ tempusculo $d\theta$ incrementum accipiet $df = \frac{2n f \sqrt{f}}{r + g \cos. \omega} d\theta$, in cuius formulae integratione quantitates f et g vt constantes spectare licebit. Tum vero meminisse iuuabit esse $d\theta = \frac{f d\omega \sqrt{f}}{(r + g \cos. \omega)^2}$. Plerumque autem integrationem nullo modo sperare licebit; ita vt ad computationem tam virium m, n et r quam anguli ω pro pluribus temporibus a se inuicem non nimis remotis confugiendum erit; vbi pro elemento temporis $d\theta$ satis tuto ipsa temporum interualla accipi poterunt. Quo obseruato omnes istae formulae in vnam summam collectae dabunt verum incrementum, quod semiparameter f interea acceperit.

§. 78. Deinde vero incrementum dg quod excentricitas orbitae ab actione virium m et n tempusculo $d\theta$ accipiet, erit

$$dg = m d\theta \sin. \omega \sqrt{f} + n d\theta \sqrt{f} \left(\frac{g \sin. \omega^2}{r + g \cos. \omega} + 2 \cos. \omega \right),$$

vbi circa integrationem eadem sunt tenenda, quae modo ante commemorauimus. Praeterea vero progressio momentanea perihelii erit

$$d\pi = - \frac{m d\theta \cos. \omega \sqrt{f}}{g} + \frac{n \sin. \omega \sqrt{f}}{g} \left(\frac{r + g \cos. \omega}{r + g \cos. \omega} \right) d\theta,$$

quo inuento incrementum anomaliae verae erit

$$d\omega = \frac{(r + g \cos. \omega)^2}{f \sqrt{f}} d\theta - d\pi,$$

vnde

vnde locus planetae in sua orbita corrigi poterit pro quolibet tempore proposito.

§. 79. Tantum igitur superest, vt indicemus, quantum vera orbita a plano fixo A O B, quouis tempore sit declinata, quem totum effectum ex vi normali r definiri oportebit; pro quo negotio supra has aequationes nacti sumus:

$$\cos. \zeta \sin. \eta = \frac{f r x d\theta}{\mathcal{E}} \text{ et } \sin. \zeta \sin. \eta = \frac{f r y d\theta}{\mathcal{E}}.$$

Vbi, quia \mathcal{E} in motu regulari erat valor formulae $\frac{v v d\Phi}{d\theta}$, nunc constat fore $\mathcal{E} = V f$:

§. 80. Repraesentet igitur curva A Y B orbitam fictam, in qua pro quopiam tempore θ ab epocha elapso planeta fuerit in Y, vbi perpendiculariter sursum vrgeatur vi $Y r = r$. Iam capiantur istius vis momenta respectu amborum axium O A et O B; eritque momentum prius $= r y$; at respectu axis O B momentum erit $= r x$; positis scilicet coordinatis O X $= x$ et X Y $= y$. Huiusmodi autem bina momenta pro pluribus temporibus ab epocha elapsis inuestigari concipimus, vt interualla eorum satis tuto per ipsum elementum $d\theta$ exprimi queant; tum autem per totum tempus θ ab epocha elapsum haec bina momenta in summam colligantur, atque valores hinc resultantes ponantur:

Tab X.
Fig 4.

$$\int r x d\theta = P \text{ et } \int r y d\theta = Q,$$

ad quod remedium semper erit confugiendum, quando nulla spes adest has formulas actu integrandi.

§. 81. Quod si iam pro tempore θ ab epocha elapso linea nodorum fuerit recta ON , quam quidem ad nodum ascendentem dirigi concipiamus, ut planeta in puncto N supra planum AOB ascendat, si ponamus angulum $AON = \zeta$, inclinationem vero orbitae $= \eta$, sine ulteriori integratione statim habemus has aequationes:

$$\text{cof. } \zeta \text{ fin. } \eta = \frac{p}{\sqrt{f}} \text{ et fin. } \zeta \text{ fin. } \eta = \frac{q}{\sqrt{f}};$$

unde statim pro positione lineae nodorum colligitur

$$\text{tang. } \zeta = \text{tang. } AON = \frac{q}{p};$$

unde cum fit

$$\text{cof. } \zeta = \frac{p}{\sqrt{(pp + qq)}},$$

erit pro inclinatione

$$\text{fin. } \eta = \frac{\sqrt{(pp + qq)}}{\sqrt{f}},$$

vbi inclinatio η tam est exigua, ut ea a suo sinu non discrepet.

§. 82. Hoc igitur modo ad quodvis tempus ab epocha elapsum non solum vera species elliptica, in qua planeta siue cometa tum mouebitur, verum etiam positio huius orbitae respectu plani fixi AOB assignari poterit; quibus rebus cognitis hand difficile erit, pro quouis tempore verum locum planetae siue cometae definire. Sicque quaestioni circa perturbationem motus tam planetarum quam cometarum ab actione quacunque aliorum corporum ortam satis expedite est satisfactum.