

Pokroky matematiky, fyziky a astronomie

Karel Mišoň; Zdeněk Pírko

Hmotová optimalizace složených raket [Dokončení]

Pokroky matematiky, fyziky a astronomie, Vol. 13 (1968), No. 4, 225--237

Persistent URL: <http://dml.cz/dmlcz/138700>

Terms of use:

© Jednota českých matematiků a fyziků, 1968

Institute of Mathematics of the Academy of Sciences of the Czech Republic provides access to digitized documents strictly for personal use. Each copy of any part of this document must contain these *Terms of use*.



This paper has been digitized, optimized for electronic delivery and stamped with digital signature within the project *DML-CZ: The Czech Digital Mathematics Library* <http://project.dml.cz>

HMOTOVÁ OPTIMALIZACE SLOŽENÝCH RAKET*)

KAREL MIŠOŇ, ZDENĚK PÍRKO, Praha

14. SPECIALIZACE $U_i = \text{idem}$; $q_i = \text{idem}$

Zostříme-li ještě dále specializaci předchozího odstavce požadavkem $q_i = \text{idem}$, zůstává

$$P = M/Z = ((q - 1)/(q \exp(-V_n/(nU)) - 1))^n \quad (14,1)$$

ve shodě s dřívějším výsledkem (10,1).

15. M-OPTIMALIZACE n -STUPŇOVÉ RAKETY; $A = 1/P = \text{extrém}$

Minimum P nastává s maximem $1/P = A$, takže úlohu M -optimalizace lze také řešit soustavou

$$F(r_1, r_2, \dots, r_n) = 1/P + \Phi(V_n - \text{konst}), \quad \partial F/\partial r_i = 0; \quad i = 1, 2, \dots, n,$$

kde P a V_n jsou dány týmiž rovnicemi jako v odstavci 12.

V dřívějším odstavci 4 jsme zavedli parametry $\bar{\sigma}_{1,2}$ pro dvoustupňovou raketu. Rozšířme jejich zavedení na raketu n -stupňovou

$$\bar{\sigma}_i = S_i/M_i; \quad i = 1, 2, \dots, n \quad (\sigma_i < 1). \quad (15,1)$$

Souvislost s parametry 1. druhu je tedy dána rovnicemi**)

$$\bar{\sigma}_i = \varepsilon_i(1 - \lambda_i) = \xi_i \varepsilon_i / (1 - \varepsilon_i), \quad \text{tj.} \quad \bar{\sigma}_i = 1 - \lambda_i - \xi_i. \quad (15,2)$$

Máme pak

$$1/P = \prod_{i=1}^n \lambda_i = \prod_{i=1}^n (1 - \bar{\sigma}_i - \xi_i),$$
$$V_n = \sum_{i=1}^n U_i \ln r_i = - \sum_{i=1}^n U_i \ln (1 - \xi_i)$$

a (při předem daných $V_n, \bar{\sigma}_i, U_i; i = 1, 2, \dots, n$) jako podmínky extrému vypočteme

$$\partial F(\xi_1, \xi_2, \dots, \xi_n)/\partial \xi_i = -(1/P \cdot 1/(1 - \bar{\sigma}_i - \xi_i) - \Phi U_i/(1 - \xi_i)) = 0$$

*) Dokončení z 2. č.

***) Srv. tabulku v Pokročích MFA 9 (1964), 237.

a dále podmínky vedoucí k M -optimalizaci

$$(1 - \xi_i)/(1 - \xi_1) = U_i/U_1 \cdot (1 - \bar{\sigma}_i - \xi_i)/(1 - \bar{\sigma}_1 - \xi_1) \Rightarrow \\ \Rightarrow 1 - \xi_i = (1 - \xi_1) \bar{\sigma}_i U_i / (\bar{\sigma}_1 U_1 + (1 - \xi_1)(U_i - U_1)); \quad i = 1, 2, \dots, n.$$

Na rozdíl od předchozích případů, v nichž jsme vyjadřovali optimální parametry daty posledního stupně, používáme nyní vyjádření daty stupně prvního.

V podmínkách optima tedy platí

$$P = M/Z = \left(\prod_{i=1}^n (1 - \bar{\sigma}_i - \xi_i) \right)^{-1} = \\ = ((1 - \bar{\sigma}_1 - \xi_1) U_1)^{-n} \prod_{i=1}^n (\bar{\sigma}_1 U_1 + (1 - \xi_1)(U_i - U_1)) / \bar{\sigma}_i,$$

kde ξ_1 je dáno transcendentní rovnicí

$$\sum_{i=1}^n U_i \ln \left((1 - \xi_1) \bar{\sigma}_i U_i / (\bar{\sigma}_1 U_1 + (1 - \xi_1)(U_i - U_1)) \right) + V_n = 0.$$

K jejímu řešení lze použít grafické metody, která je pozměněním postupu uvedeného v odstavci 2. Proto rovnici poněkud upravíme. Užijeme-li z (2) plynoucí

$$1 - \xi_1 = \bar{\sigma}_1 + \lambda_1,$$

dostáváme

$$\sum_{i=1}^n U_i \ln \left((1 + \lambda_1/\bar{\sigma}_1) \bar{\sigma}_i U_i \right) - \sum_{i=1}^n U_i \ln \left(U_1 + (1 + \lambda_1/\bar{\sigma}_1)(U_i - U_1) \right) + V_n = 0$$

a dále

$$-V_n - \sum_{i=1}^n U_i \ln \bar{\sigma}_i = \sum_{i=1}^n U_i \ln (1 + \lambda_1/\bar{\sigma}_1) - \sum_{i=1}^n U_i \ln (U_1/U_2 + \\ + (1 + \lambda_1/\bar{\sigma}_1)(1 - U_1/U_2)).$$

Zavedeme-li

$$\left. \begin{aligned} y &= -V_n/U_1 - \sum_{i=1}^n \mu_i \ln \bar{\sigma}_i, \\ x &= \lambda_1/\bar{\sigma}_1, \\ \mu_i &= U_i/U_1, \end{aligned} \right\} \quad (15,3)$$

nabude rovnice konečného tvaru

$$y = \sum_{i=1}^n \mu_i \ln (1 + x) - \sum_{i=1}^n \mu_i \ln (1 + (1 - 1/\mu_i) x). \quad (15,4)$$

Pro $n = 2$ se výsledek zjednodušuje na

$$y = \ln (1 + x) + \mu_2 \ln (1 + x) - \mu_2 \ln (1 + (1 - 1/\mu_2) x), \quad (15,5)$$

což připomíná dřívější vztah (2,6).

Užívání grafické metody, která pro závislost (4) byla v odstavci 2 ještě poměrně jednoduchá, je s rostoucím počtem stupňů pracnější. Např. pro $n = 3$ plyne z (4)

$$y = (1 + \mu_2 + \mu_3) \ln(1 + x) - \mu_2 \ln(1 + (1 - 1/\mu_2)x) - \mu_3 \ln(1 + (1 - 1/\mu_3)x).$$

Pro známou hodnotu $\mu_2 = U_2/U_1$ sestrojíme závislost $y \equiv y(x)$ pro různé hodnoty μ_3 ; numerický výpočet pak vedeme stejným postupem jako u dvojestupňové rakety.

Poznámka.

Fyzikální podstata podobnosti rovnic (2,6) a (15,5), na kterou jsme upozornili v hlavním textu, je nasnadě:

Specializujeme-li vazby (2,1), které vedly k odvození (2,6) požadavkem (4,1) $\sigma_{i1} = 0$ a identifikujeme-li $\sigma_{i2} \equiv \bar{\sigma}_i$; $i = 1, 2$, přejdou (2,1) ve (15,1), tj. ve vazby, jež vedly k výsledku (15,5). Pak ovšem úprava (4,1) provedená v (2,5), (2,6) musí odpovídat případu $n = 2$ v (15,3), (15,5). Srovnáním příslušných vztahů je tento závěr potvrzen.

16. CHARAKTERISTICKÁ VLASTNOST M -OPTIMALIZACE

Úloha M -optimalizace vedla ve zvláštním případě, kdy analyzovaná raketa byla q -idemparametrová (tj. též ε -idemparametrová) s týmiž výtakovými rychlostmi ve všech stupních $U_i = \text{idem}$, na p -idemparametrovou (λ -idemparametrovou) a tím i na ekviparametrovou raketu. Tato okolnost je pro M -optimalizaci charakteristická.

17. ZMĚNA OPTIMÁLNÍHO P ZE ZMĚNY JEDNOHO λ_i

Závěry předchozích úvah dávají přirozený podnět k této myšlence:

Sledujeme znova úlohu o extrému P , jehož činitelé $p_i = 1/\lambda_i = \text{idem}$. Poruše podmínku optima změnou jednoho jediného optimálního λ na hodnotu $\lambda + \delta$, kde z definice λ plynoucí omezení $\lambda \in (0, 1)$ dává

$$\delta \in (-\lambda, 1 - \lambda).$$

Místo optimálního $P = 1/\lambda^n$ nastoupí po této změně

$$P = \lambda^{1-n}/(\lambda + \delta).$$

Pátráme-li po extrému funkce $P \equiv P(\delta)$ při vazbě dané numerickým předpisem charakteristické rychlosti $V_n = \text{konst}$ a při předepsaných $\varepsilon_i = \text{idem}$ a stejných výtakových rychlostech $U_i = \text{idem}$ ve všech stupních, dostaneme patrně podmínku

$$\delta = 0. \quad (17,1)$$

Skutečně:

Při dané hodnotě

$$\begin{aligned} V_n &= U \sum_{i=1}^n \ln r_i = -U \ln \prod_{i=1}^n (\varepsilon_i + (1 - \varepsilon_i) \lambda_i) = \\ &= -U \ln ((\varepsilon + (1 - \varepsilon) \lambda)^{n-1} (\varepsilon + (1 - \varepsilon) (\lambda + \delta))) = \\ &= -U \ln ((\lambda + \varepsilon(1 - \lambda))^{n-1} (\lambda + \varepsilon(1 - \lambda) + (1 - \varepsilon) \delta)) \end{aligned}$$

lze psát vazbu vztahem

$$(\lambda + \varepsilon(1 - \lambda))^{n-1} (\lambda + \varepsilon(1 - \lambda) + (1 - \varepsilon) \delta) = \text{konst.} \quad (17,2)$$

K tomu podmínka extrému

$$\begin{aligned} \partial P / \partial \delta &= \partial P / \partial \lambda \, d\lambda / d\delta + \partial P / \partial \delta = \\ &= ((1 - n) \lambda^{n-1} / (\lambda + \delta) - \lambda^{1-n} / (\lambda + \delta)^2) d\lambda / d\delta - \lambda^{1-n} / (\lambda + \delta)^2 = 0 \end{aligned} \quad (17,3)$$

dává

$$d\lambda / d\delta = \lambda / ((1 - n) \delta - n\lambda). \quad (17,4)$$

Hodnota této derivace je vázána závislostí (2), která poskytuje

$$\begin{aligned} (1 - \varepsilon) (\lambda + \varepsilon(1 - \lambda))^{n-2} ((n - 1) (\lambda + \varepsilon(1 - \lambda) + (1 - \varepsilon) \delta) d\lambda / d\delta + \\ + (\lambda + \varepsilon(1 - \lambda)) (1 + d\lambda / d\delta)) = 0, \end{aligned}$$

tj.

$$\frac{d\lambda}{d\delta} = - \frac{\lambda + \varepsilon(1 - \lambda)}{(n - 1) (\lambda + \varepsilon(1 - \lambda) + (1 - \varepsilon) \delta) + \lambda + \varepsilon(1 - \lambda)}. \quad (17,5)$$

Srovnáním obou hodnot (4) (5) dostaneme po krátké úpravě $(1 - n) \delta = 0 \Rightarrow \delta = 0$ pro všechna $n > 1$, jak jsme v (1) předpokládali. Podmínka $\delta = 0$ vede zřejmě k minimu P ; optimální raketa je nutně λ -idemparametrová, a tedy dokonce ekviparametrová (srv. předchozí odstavec).

Pro praxi má patrně jistý význam zjištění odchylky od optimálního P vyvolané individuálními odchylkami parametrů λ_i od teoretického požadavku $\lambda_i = \text{idem}$. Přihlédneme k případu, kdy se odchyluje jediné λ . Z (3) pak plyne

$$dP / d\delta = -\lambda^{-n} (\lambda / (\lambda + \delta)^2) ((n\lambda + (n - 1) \delta) / \lambda \cdot d\lambda / d\delta + 1). *$$

Pro optimální ekviparametrovou n -stupňovou raketu je $P = \lambda^{-n}$; proto píšeme

$$dP / d\delta \approx -P \lambda / (\lambda + \delta)^2 ((n\lambda + (n - 1) \delta) / \lambda \, d\lambda / d\delta + 1).$$

*) V podmínce optima je podle (4) třetí činitel roven nule.

Zanedbáme-li pro dostatečně malá $|\delta|(1-n)\delta$ vedle $n\lambda$, redukuje se (4) v aproximaci

$$d\lambda/d\delta \approx -1/n$$

a máme

$$\begin{aligned} dP/d\delta &\approx P\lambda/(\lambda + \delta)^2 ((n\lambda + (n-1)\delta)/(n\lambda) - 1) = \\ &= P(n-1)/n \cdot \delta/(\lambda + \delta)^2. \end{aligned}$$

Interpretujeme-li $dP/d\delta$ jako změnu P vyvolanou vzrůstem λ na $\lambda + \delta$, tj.

$$\Delta P/\delta = dP/d\delta,$$

dospíváme k této aproximaci relativní změny optimálního P n -stupňové rakety vyvolané malou aditivní změnou jediného λ o δ :

$$(\Delta P/P)_n = \delta/P \cdot dP/d\delta \approx (n-1)/n ((\delta/\lambda)/(1 + \delta/\lambda))^2.$$

Přechodem od n k $n+1$ získáme

$$(\Delta P/P)_{n+1} = n/(n+1) ((\delta/\lambda)/(1 + \delta/\lambda))^2,$$

a tedy

$$(\Delta P/P)_n : (\Delta P/P)_{n+1} = 1 - 1/n^2.$$

Shledáváme:

Relativní změna optimálního P vyvolaná malou změnou jednoho parametru λ s rostoucím n klesá. To je názorově zřejmé.

18. LINEÁRNÍ VAZBY MEZI CHARAKTERISTIKAMI A PARAMETRY; WILLIAMSOVY KOEFICIENTY

Úlohu M -optimalizace složené rakety lze formulovat a řešit v pestřejším výběru vazeb mezi hmotovými charakteristikami, než k jakým jsme dosud přihlédli (srv. součinitele σ_{ij} odst. 2, $\bar{\sigma}_i$ odst. 4 a α_i, β_i odst. 7). Zvláště lze také uvažovat vazby mezi parametry stupňů, popř. subraket.

Praxe ukazuje možnost závislosti mezi užitečným a energetickým parametrem prvního druhu (řeckým) i -té subrakety a ukazuje, že vystačíme s lineárním zákonem

$$\lambda_i = \mu_i - v_i \xi_i; \quad i = 1, 2, \dots, n,$$

kde μ_i, v_i jsou jisté bezrozměrné konstanty (WILLIAMSOVY koeficienty). Poněvadž $\lambda_i = Z_i/M_i$; $\xi_i = E_i/M_i$, je touto rovnicí mezi parametry vyjádřen i jistý vztah mezi hmotovými charakteristikami E_i, Z_i, M_i na i -té subraketě.

$$Z_i = \mu_i M_i - v_i E_i; \quad i = 1, 2, \dots, n. \quad (18,1)$$

Ukážeme souvislost učiněného předpokladu s koeficienty zavedenými dříve:

Poněvadž

$$M_i = Z_i + S_i + E_i,$$

ináme s COLEMANOVÝMI součiniteli odst. (7) $S_i = \alpha_i E_i + \beta_i$ a s právě zavedenými WILLIAMSOVÝMI koeficienty μ_i, v_i lineární vztah mezi M_i, E_i :

$$M_i = \gamma_i E_i + \delta_i; \quad \gamma_i = (1 - v_i + \alpha_i)/(1 - \mu_i), \quad \delta_i = \beta_i/(1 - \mu_i).$$

S GOLDSMITHOVOU závislostí (2,1)

$$S_i = \sigma_{i1} E_i + \sigma_{i2} M_i \Rightarrow M_i = S_i/\sigma_{i2} - E_i \sigma_{i1}/\sigma_{i2}$$

a s uvedeným WILLIAMSOVÝM předpokladem (1)

$$M_i = Z_i/\mu_i + E_i v_i/\mu_i$$

získáváme lineární vztah mezi charakteristikami S_i, E_i, Z_i :

$$S_i = \varrho_{i1} E_i + \varrho_{i2} Z_i; \quad \varrho_{i1} = (v_{i1}/\mu_i + \sigma_{i1}/\sigma_{i2}) \sigma_{i2}; \quad \varrho_{i2} = \sigma_{i2}/\mu_i.$$

19. M-OPTIMALIZACE SLOŽENÉ RAKETY; $\lambda_i = \mu_i - v_i \xi_i$

V předchozím odstavci uvedená závislost $\lambda_i = \mu_i - v_i \xi_i$; $i = 1, 2, \dots, n$ klade pro M-optimalizaci požadavek

$$P = \prod_{i=1}^n 1/(\mu_i - v_i \xi_i) = \text{extrém} \quad (19,1)$$

při vazbě

$$V_n = - \sum_{i=1}^n U_i \ln(1 - \xi_i) = \text{konst.}$$

Nutné podmínky lokálního extrému

$$F(\xi_1, \xi_2, \dots, \xi_n) = P + \Phi(V_n - \text{konst}), \quad \partial F/\partial \xi_i = 0; \quad i = 1, 2, \dots, n$$

poskytují

$$\partial F/\partial \xi_i = v_i/(\mu_i - v_i \xi_i) \prod_{j=1}^n 1/(\mu_j - v_j \xi_j) + \Phi U_i/(1 - \xi_i) = 0; \quad i = 1, 2, \dots, n.$$

Dělením rovnic odpovídajících subbraketám $i = i, i = n$

$$v_i/(\mu_i - v_i \xi_i) \prod_{j=1}^n 1/(\mu_j - v_j \xi_j) = -\Phi U_i/(1 - \xi_i),$$

$$v_n/(\mu_n - v_n \xi_n) \prod_{j=1}^n 1/(\mu_j - v_j \xi_j) = -\Phi U_n/(1 - \xi_n)$$

získáme

$$v_i/v_n(\mu_n - v_n\xi_n)/(\mu_i - v_i\xi_i) = U_i/U_n(1 - \xi_n)/(1 - \xi_i).$$

Pro CIOLKOVSKÉHO čísla odtud

$$r_i = 1/(1 - \xi_i) = U_n/U_i r_n(\xi_n - \mu_n/v_n)/(\xi_i - \mu_i/v_i)$$

a po krátké úpravě

$$r_i = r_n(1/r_n + U_n/U_i(1 - 1/r_n - \mu_n/r_n))/(1 - \mu_i/v_i); \quad i = 1, 2, \dots, n.$$

CIOLKOVSKÉHO číslo r_n poslední subrakety je zřejmě určeno transcendentní rezolventou

$$V_n - \sum_{i=1}^n U_i \ln(r_n(1/r_n + U_n/U_i(1 - 1/r_n - \mu_n/r_n))/(1 - \mu_i/v_i)) = 0. \quad (19,2)$$

Poznámka.

V alternativním pojetí lze místo minimalizace (1) uvažovat maximalizaci

$$A = \prod_{i=1}^n (\mu_i - v_i\xi_i) = \text{extrém}.$$

20. SPECIALIZACE $U_i = \text{idem}$

V případě společné hodnoty výtokových rychlostí U_i ve všech stupních $U_i = U$ se výsledky předchozího odstavce zjednodušují na

$$r_i = r_n(1 - \mu_n/v_n)/(1 - \mu_i/v_i); \quad i = 1, 2, \dots, n$$

a rezolventa (19,2)

$$V_n/U - \sum_{i=1}^n \ln(r_n(1 - \mu_n/r_n)/(1 - \mu_i/r_i)) = 0$$

dovoluje explicitní vyjádření

$$r_n = (\exp(V_n/(nU)))/(1 - \mu_n/v_n) \prod_{i=1}^n (1 - \mu_i/v_i).$$

21. OPTIMÁLNOST IDEMPARAMETROVÝCH RAKET

Případ optimálních idemparemetrových raket se objevil v předchozích úvahách jako specializace obecnějších případů a byl při této příležitosti – alespoň principiálně – sledován. Praktický význam idemparemetrové rakety vede k několika doplňujícím poznámkám, jimž jsou věnovány dva příští odstavce.*)

*) Srv. také odstavce 11, 12 a 13 dřívějšího článku: Pokroky MFA 12 (1967), 341.

22. M -OPTIMALIZACE $\bar{\sigma}$ -IDEMPARAMETROVÉ RAKETY

Hledejme M -optimální raketu mezi všemi $\bar{\sigma}$ -idemparametrovými raketami, kde parametr $\bar{\sigma}_i \equiv S_i/M_i$ (srv. odst. 4). Podle (15,2) je

$$\begin{aligned}\bar{\sigma}_i &= \varepsilon_i(1 - \lambda_i) = (1 - 1/p_i)/q_i = (1 - 1/p_i)(p_i - r_i)/(p_i - 1)1/r_i = \\ &= 1/r_i - 1/p_i = 1/r_i - \lambda_i \Rightarrow r_i = 1/(\lambda_i + \bar{\sigma}_i).\end{aligned}$$

Vzhledem k předpokladu $\bar{\sigma}$ -idemparametrové rakety píšeme nadále

$$r_i = 1/(\lambda_i + \bar{\sigma}); \quad i = 1, 2, \dots, n.$$

Nutné podmínky lokálního extrému pro

$$P = \prod_{i=1}^n 1/\lambda_i = \text{extrém} \quad (22,1)$$

při vazbě

$$R = \exp(V/U) = \prod_{i=1}^n 1/(\lambda_i + \bar{\sigma}) = \text{konst}$$

jsou vyjádřeny rovnicemi

$$F(\lambda_1, \lambda_2, \dots, \lambda_n) = \prod_{j=1}^n 1/\lambda_j + \Phi \prod_{j=1}^n 1/(\lambda_j + \bar{\sigma}); \quad \partial F/\partial \lambda_i = 0; \quad i = 1, 2, \dots, n.$$

Vychází

$$\prod_{j=1}^n (\bar{\sigma} + \lambda_j)/\lambda_j + \Phi \lambda_i/(\bar{\sigma} + \lambda_i) = 0; \quad i = 1, 2, \dots, n.$$

Odtud ihned podmínky

$$\lambda_i/(\bar{\sigma} + \lambda_i) = \text{idem} \Rightarrow \lambda_i = 1/p_i = \text{idem},$$

vedoucí zřejmě k minimu P , resp. M :

M -optimální, $\bar{\sigma}$ -idemparametrová raketa je p -idemparametrová, a tedy ekviparametrová (geometricky standardizovaná).

Pro tuto raketu platí

$$P = p^n = 1/\lambda^n, \quad R = 1/(\lambda + \bar{\sigma})^n \Rightarrow P = 1/(R^{-1/n} - \bar{\sigma})^n, \quad (22,2)$$

$$R^{-1/n} = \bar{\sigma} + \lambda = (1 + p\bar{\sigma})/p. \quad (22,3)$$

Poznámka.

Místo minimalizace P (1) jsme mohli maximalizovat $A = \prod_{i=1}^n \lambda_i$.

23. M-OPTIMALIZACE S n -OPTIMALIZACÍ

V souvislosti s oběma konečnými rovnicemi předchozího odstavce vystupuje tato myšlenka:

Logaritmická derivace poslední ze závislostí (22,2)

$$P = (R^{-1/n} - \bar{\sigma})^{-n} \quad (23,1)$$

poskytne

$$\frac{1}{P} \frac{\partial P}{\partial n} = - \frac{\partial}{\partial n} \ln (R^{-1/n} - \bar{\sigma})^n = - \ln (R^{-1/n} - \bar{\sigma}) - \frac{1}{n} \frac{R^{-1/n} \ln R}{R^{-1/n} - \bar{\sigma}}$$

Z rovnice $\partial P / \partial n = 0$ (a z výrazu pro $\partial^2 P / \partial n^2$) nalezneme pro minimum funkce $P \equiv P(n)$ zadané v (1) podmínku

$$n(R^{-1/n} - \bar{\sigma}) \ln (R^{-1/n} - \bar{\sigma}) + R^{-1/n} \ln R = 0,$$

která s užitím (22,3) přechází v

$$n/p \ln (1/p) + (1 + p\bar{\sigma})/p \ln ((1 + p\bar{\sigma})/p)^{-n} = 0,$$

tj.

$$p\bar{\sigma} \ln p - (1 + p\bar{\sigma}) \ln (1 + p\bar{\sigma}) = 0.$$

Při a priori dané hodnotě $\bar{\sigma}(p)$ určuje tato transcendentní rovnice onu hodnotu $p(\bar{\sigma})$, která minimalizuje optimální P dané závislostí (1) vzhledem k n , tj. určuje nejmenší počet stupňů M -optimální $\bar{\sigma}$ -idemparmetrové rakety. S takto numericky vázanou dvojicí $p, \bar{\sigma}$ je minimální počet stupňů n při předem daném R (rozuměj prostřednictvím U, V_n) stanoven celočíselnou funkcí plynoucí z (22,3)

$$n = E \left[\frac{\ln R}{\ln p / (1 + p\bar{\sigma})} \right] = E \left[\frac{V_n}{U \ln (p / (1 + p\bar{\sigma}))} \right].$$

Poměrně rychle vede k cíli grafická metoda stanovení tohoto „optima n k optimu P “:

Na uvažované raketě jakožto geometrické raketě platí*)

$$\begin{aligned} S &= \sum_{i=1}^n S_i = \sum_{i=1}^n p^{1-i} S_1 = S_1 (1 - 1/p^n) / (1 - 1/p) = \\ &= S_1 p^{1-n} (p^n - 1) / (p - 1) = S_n (p^n - 1) / (p - 1) \end{aligned}$$

čili

$$S/Z = (p^n - 1) / (p - 1) S_n / Z,$$

*) Srv. Pokroky MFA 12 (1967), (12; 1) 354, rov. (12,1).

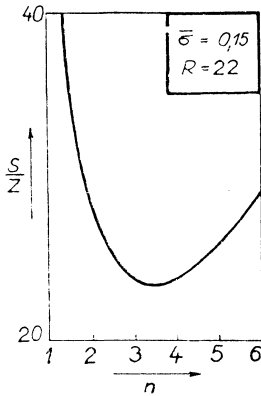
kde

$$S_n = \bar{\sigma} M_n, \quad M_n = pZ,$$

takže konečně

$$S/Z = \bar{\sigma} p(p^n - 1)/(p - 1) = \bar{\sigma} P^{1/n}(P - 1)/(P^{1/n} - 1);$$

stále v podmínkách M -, resp., A -, resp. P -optima. Sestrojíme-li tedy závislost S/Z na n při daných $\bar{\sigma}$, R (s odpovídajícím p) podle této rovnice, najdeme minimální n z příslušného bodu na grafu. Např. pro $\bar{\sigma} = 0,15$, $R = 22$ čteme $3 < n < 4$ (obr. 2).



Obr. 2. Závislost poměru úhrnné strukturální hmoty S a užitečného zatížení Z na počtu stupňů n geometricky standardizované M -optimální rakety při daném úhrnném CIOLKOVSKÉHO číslu R a předepsaném poměru strukturální a počáteční hmoty stupňů ($\bar{\sigma} = \text{idem}$). Abscisa bodu s minimální ordinátou stanoví optimální počet stupňů M -optimální rakety.

24. EKONOMICKO-OPTIMÁLNÍ DVOUSTUPŇOVÁ RAKETA

Vedle teoretických požadavků vystupuje ovšem v praxi i hledisko ekonomické. Naznačíme jeden okruh otázek tohoto druhu:

Uvažujeme dvoustupňovou raketu s předepsanou hodnotou charakteristické rychlosti

$$V_2 = U_1 \ln(M_1/K_1) + U_2 \ln(M_2/K_2).$$

K její ekonomické analýze se ukazuje početně vhodným zavést jednak *mezistupňové parametry*

$$\gamma_1 = M_2/S_1; \quad \gamma_2 = Z/S_2,$$

jednak *stupňové parametry*

$$\delta_i = S_i/M_i; \quad i = 1, 2.$$

Souvislost s parametry 1. a 2. druhu je dána rovnicemi

$$\gamma_1 \delta_1 = M_2/M_1 = Z_1/M_1 = \lambda_1, \quad \gamma_2 \delta_2 = Z/M_2 = \lambda_2,$$

tj.

$$\gamma_i \delta_i = \lambda_i = 1/p_i; \quad i = 1, 2.$$

Snadno nalezneme*)

$$\delta_i = \varepsilon_i(1 - \lambda_i) = (p_i - 1)/(p_i q_i); \quad i = 1, 2,$$

takže

$$\gamma_i = \lambda_i/\delta_i = \lambda_i/(\varepsilon_i(1 - \lambda_i)) = q_i/(p_i - 1).$$

Je tedy

$$M_1/K_1 = M_1/(S_1 + M_2) = 1/(S_1/M_1 + M_2/M_1) = 1/((1 + \gamma_1) \delta_1),$$

$$M_2/K_2 = M_2/(S_2 + Z) = 1/(S_2/M_2 + Z/M_2) = 1/((1 + \gamma_2) \delta_2)$$

a rovnice pro charakteristickou rychlost s těmito parametry nabývá tvaru

$$V_2 = -U_1 \ln((1 + \gamma_1) \delta_1) - U_2 \ln((1 + \gamma_2) \delta_2). \quad (24,1)$$

Označíme-li μ_i náklad na jednotku energetické hmoty a v_i náklad na jednotku strukturní hmoty i -ho stupně, je úhrnný náklad na raketu (ovšem bez užitečného zatížení $Z \equiv Z_2!$)

$$A = \mu_1 E_1 + \mu_2 E_2 + v_1 E_1 + v_2 E_2.$$

Poněvadž

$$E_1 = M_1 - S_1 - M_2, \quad E_2 = M_2 - S_2 - Z,$$

je

$$A/Z = \mu_1(M_1/Z - S_1/Z - M_2/Z) + \mu_2(M_2/Z - S_2/Z - 1) + v_1 S_1/Z + v_2 S_2/Z.$$

Příslušné hmotové parametry vyjádříme užitím parametrů γ_i, δ_i :

$$M_1/Z = S_1/M_2 \cdot S_2/Z \cdot M_1/S_1 \cdot M_2/S_2 = 1/(\gamma_1 \gamma_2 \delta_1 \delta_2),$$

$$S_1/Z = S_1/M_2 \cdot S_2/Z \cdot M_2/S_2 = 1/(\gamma_1 \gamma_2 \delta_2),$$

$$M_2/Z = S_2/Z \cdot M_2/S_2 = 1/(\gamma_2 \delta_2),$$

$$S_2/Z = 1/\gamma_2.$$

Rovnice pro náklad rozpočetný na dopravu jednotky užitečného zatížení obdrží konečně tvar:

$$A/Z = \mu_1/(\gamma_2 \delta_2) (1/(\gamma_1 \delta_1) - 1/\gamma_1 - 1) + \mu_2(1/(\gamma_2 \delta_2) - 1/\gamma_2 - 1) + v_1/(\gamma_1 \gamma_2 \delta_2) + v_2/\gamma_2. \quad (24,2)$$

Ekonomicko-optimální dvoustupňovou raketu definujeme požadavkem minimalizace nákladu A/Z při pevně daných hodnotách $V_2, U_i, \delta_i, \mu_i, v_i; i = 1, 2$. Pod-

*) Srv. Pokroky MFA 9 (1964), 237 (tabulka).

mínku pro $A/Z = \text{extrém}$ při vazbě $V_2 = \text{konst}$ vyjádříme rovnicemi

$$F(\gamma_1, \gamma_2) = A/Z + \Phi(V_2 - \text{konst}); \quad \partial F / \partial \gamma_i = 0; \quad i = 1, 2,$$

kde A/Z je dáno rovnicí (2) a V_2 rovnicí (1). Obě podmínky $\partial F / \partial \gamma_i = 0; i = 1, 2$ poskytnou

$$\begin{aligned} (v_1 + (1 - \delta_1) \mu_1 / \delta_1) / (\delta_2 \gamma_1^2 \gamma_2) + \Phi U_1 / (1 + \gamma_1) = 0, \\ (v_2 - \mu_1 / \delta_2 + (1 - \delta_2) \mu_2 / \delta_2 + (v_1 / \delta_2 + (1 - \delta_1) \mu_1 / \delta_1) / \gamma_1) + \\ + \Phi U_2 / (1 + \gamma_2) = 0 \end{aligned}$$

a po vyloučení LAGRANGEOVA multiplikátoru Φ

$$\frac{U_1}{U_2} = \frac{1 + \gamma_1}{1 + \gamma_2} \frac{\gamma_2 (v_1 + \mu_1 (1 - \delta_1) / \delta_1)}{\gamma_1^2 (\mu_2 - \mu_1 + \delta_2 (v_2 - \mu_2)) + \gamma_1 (v_1 + \mu_2 (1 - \delta_1) / \delta_1)}. \quad (24,3)$$

Pro přehlednou interpretaci redukuje se úloha na (fiktivní!) případ rovných nákladů

$$\mu_1 = \mu_2 = v_1 = v_2.$$

Závislost (3) se tak zjednodušuje na

$$U_1 / U_2 = (1 + \gamma_1) / (1 + \gamma_2) \gamma_1 / \gamma_2$$

čili

$$1 / ((U_1 / U_2 - 1) \gamma_1) + 1 / ((U_2 / U_1 - 1) \gamma_2) = 1; \quad U_1 \neq U_2,$$

resp.

$$\gamma_1 = \gamma_2; \quad U_1 = U_2.$$

To je zcela jednoduchá souvislost mezistupňových parametrů $\gamma_{1,2}$ s výtakovými rychlostmi $U_{1,2}$ uvažované fiktivní rakety.

Literatura *)

- [1] ALEXANDROV, FROLOV: Sovětskije sputniki i kosmičeskaja raketa (1959).
- [2] ASME: Publ. Paper Number 59-AV-33.
- [3] BLANC: Mém. Artill. franc. 26 (1952), 705.
- [4] COLEMAN: Ars Journal 31 (1961), 259 a 32 (1962), 104.
- [5] GOLDSMITH: Jet Prop. 27 (1957), 415.
- [6] HALL, ZAMBELLI: Jet Prop. 28 (1958), 463.
- [7] KRAUSE: Weltraumfahrt 3 (1953), 52.

*) Je současně literaturou pro předchozí článek: Pokroky MFA 12 (1967), 341.

- [8] KÖLLE: práce užitá sub. [7].
 [9] MIELE: *Theory of flight Paths* (1962), též ruský překlad: *Mechanika poleta* (1965).
 [10] MIŠOŇ, PÍRKO: Pokroky matematiky, fyziky a astronomie 9 (1964), 223, 267.
 [11] MIŠOŇ, PÍRKO: Práce ČVUT 1965, řada 4, č. 8.
 [12] PÍRKO: Práce ČVUT, řada IV 1964, 49.
 [13] SUBOTOWICZ: *Jet Prop.* 28 (1958), 460.
 [14] VERTREGT: *Journ. Brit. Interplan. Soc.* 14 (1955), 20, 152.
 [15] WEISBORD: *Jet Prop.* 28 (1958), 164.
 [16] WILLIAMS: *Journ. Brit. Interplan. Soc.* 16 (1957), 211.

CHARAKTERISTICKÉ ZTRÁTY ENERGIE ELEKTRONŮ V PEVNÝCH LÁTKÁCH

MOJMÍR LÁZNIČKA, Praha

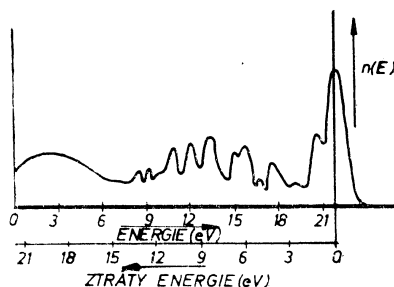
ÚVOD

Franckovy-Hertzovy experimenty ukázaly, že při nepružném rozptylu elektronů na atomech plynů ztrácejí rozptylované elektrony část své energie.

V případě pevných látek pozoroval poprvé v roce 1941 Ruthemann ztráty energie elektronů, které prošly tenkou fólií Al.

Výsledky experimentů na plynných atomech bylo možno s velmi dobrou shodou porovnat s energetickými stavy atomů, a to pomocí optických spekter.

Interakce elektronů s pevnou látkou je mnohem komplikovanější, neboť poměry vzájemného působení primárních elektronů a okolí uvnitř pevné látky jsou velmi složité.



Obr. 1. Energetické spektrum odražených a sekundárních elektronů pro monokrystal NaCl. Energie primárních elektronů $E = 21,5$ eV.

Dodnes není mechanismus vzájemného působení primárních elektronů s pevnou látkou objasněn. Bylo zjištěno, že vedle interakcí analogických interakcím s plynnými atomy dochází v pevné látce k vzájemnému působení primárních elektronů a elektro-nového plynu pevné látky.