

# SOLUTION OF TEMPERATURE AND STRESS FIELDS FOR COMBUSTOR FLAME TUBE

#### S.Veselý\*

**Summary:** The flame tube separating the air stream area from the area, in which the combustion takes place, is a very important part of the combustor design. The flame tube separates the air along the combustion space while on its border an air loss  $\Delta p_L$  develops, which corresponds to the velocity of air streams from the flame tube edge to the combustion and mixing space. The flame tube is exposed to radiating heat flow from the flame to the flame tube wall and this flow can achieve the values  $E = 300 - 500 \text{ kWm}^{-2}$ . A method of heat exchange between the flame and the flame tube wall was elaborated and some results are shown in [1]. With regard to the high radiating heat flows from the flame to the flame to the flame tube, it is inevitable to cool down the flame tube walls. One of the methods is film cooling, during which a strong axial non-uniformity of the temperature field of the wall material develops. The paper analyses one design variant of film cooling of the flame tube wall and its impact on the formation of temperature stresses.

### Použitá označení:

- *C<sub>s</sub>* výstupní rychlost
- $C_2$  rychlost vzduchu
- $C_3$  rychlost spalin
- D vzdálenost
- *d* průměr otvoru
- *E* měrný sálavý tok
- $f_{\it stech}$  stechiometrický palivový poměr
- $H_{\mu}$  výhřevnost
- *I* vzdálenost
- L vzdálenost
- $L_K$  vzdálenost
- $\dot{m}_2$  -hmotnostní průtok vzduchu
- $\dot{m}_{CH}$  -hmotnostní průtok chladicího vzduchu
- $t_2$  teplota vzduchu
- $t_3$  teplota spalin

- $t_s$  teplota stěny t teplota na hr
- $t_m$  teplota na hranici mezní vrstvy
- N počet cyklů
- $p_2$  tlak vzduchu
- *p* rozteč otvorů
- $\Delta p_L$  tlakový spád ve stěně
- $q_{SAL1}$  sálání z plamene na plamenec
- $q_{SAL2}$  sálání s plamence na plášť
- $q_{SAL5}$  sálání z izolace do okolí
- $Q_{K}$  konvekce
- $Q_{V5}$  vedení
- *r* poloměr
- $T_0$  teplota okolí
- $T_2$  teplota vzduchu
- $T_3$  teplota spalin
- $t_{EF}$  efektivní teplota sálající vrstvy

<sup>\*</sup> Doc.Ing.Stanislav Veselý,CSc., EKOL spol. s r.o., Křenová 65, 60200 Brno, tel.:+420 543531702, fax.: +420 543242912, e-mail:ekolsro@ekolbrno.cz

## Řecké symboly:

- $\alpha_{1K}$  součinitel přestupu tepla konvekcí na vnitřní straně plamence
- $\alpha_{2K}$  součinitel přestupu tepla konvekcí na vnější straně plamence
- $\alpha_{3\kappa}$  součinitel přestupu tepla konvekcí na vnější straně pláště
- $\alpha_{5K}$  součinitel přestupu tepla konvekcí na izolaci
- $\varepsilon_1, \varepsilon_{ef}, \varepsilon_2, \varepsilon_3, \varepsilon_5$  sálavost plamene, plamence uvnitř, plamence vně, pláště, izolace
- $\sigma_0$  Stefan Bolzmannova konstanta
- $\lambda_1, \lambda_3, \lambda_4$  součinitel tepelné vodivosti plamence, pláště, izolace
- $\eta_s$  účinnost spalování
- $\sigma_{\rm H}$  /  $\sigma_{\rm C}$  hmotové podíly vodíku a uhlíku v palivu
- $\delta_{\rm CH}$  chladicí poměr

# 1. 0 Axiální nerovnoměrnost teplot v plamenci

Při chlazení stěn plamence závojem chladicího vzduchu vzniká na každém chlazeném kroužku axiální nerovnoměrnost teploty vnitřního i vnějšího povrchu plamence. Přitom rozdíl teplot na počátku a konci kroužku může činit až 400°C. Tato axiální nerovnoměrnost může způsobit takové teplotní napětí, která mohou být pro danou konstrukci nebezpečná z hlediska nízkocyklové únavy nebo mohou způsobit tvarovou nestabilitu.

Na obr.1 je znázorněn plamenec spalovací komory, který má celkem 8 chlazených segmentů. Každý segment má délku  $x_i = 50$  mm a celková délka plamence je tedy 400 mm. Na obr. 1 je rovněž znázorněn vypočtený průběh teploty spalin  $t_{3i}$ , efektivní teploty  $t_{EF}$ , součinitele přebytku vzduchu  $\alpha$  a sálavosti plamene  $\varepsilon_1$  a účinnosti spalování  $\eta_s$ . Efektivní teplota  $t_{EF}$  charakterizuje sálavé vlastnosti vrstvy plamene.Výpočet se provádí zonální metodou uvedenou ve [2]. Z obr.1 je zřejmé, že nejvyšší teplota spalin  $t_{3i}$  je v prostoru 5. kroužku, který bude rovněž nejvíce zatížen sálavým tokem

# 1.1 Konvektivní přestup tepla na vnitřní straně plamence

Vnitřní strana plamence je chlazena závojem chladicího vzduchu, který se přivádí do každého segmentu soustavou otvorů. Otvory mají průměr d. Ostatní geometrické parametry kovaného kroužku jsou na obrázku 2. Geometrie je definována těmito rozměry:



obr.1: Průběh efektivní teploty plamene  $t_{EF}$ , adiabatické teploty  $t_{3i}$ , účinnosti spalování  $\eta_S$  a sálavosti plamene  $\mathcal{E}_1$  podél spalovací zóny ve spalovací komoře s následujícími parametry:

 $p_2 = 1,814$  MPa;  $t_2 = 421,3^{\circ}$ C;  $f_{stech} = 0,08768$ ;  $\sigma_H / \sigma_C = 0,3339$ ; Hu = 49172 kJkg<sup>-1</sup>; palivo – zemní plyn .

Geometrický parametr je definovaný podle rovnice

$$M = \frac{psI}{dDL_{\kappa}} = 0,467 \tag{1}$$

Hodnota parametru M = 0,467 znamená, že podle [2] je geometrie chladicího systému zvolena správně.



obr.2: Geometrie kovaného kroužku chlazeného závojem chladicího vzduchu. Geometrický parametr  $M = \frac{psI}{dDL_{\kappa}} = 0,467$ . Parametry pro kroužek č.5; i = 5 Všechny délkové rozměry jsou v mm.

Pro geometrické, termodynamické a aerodynamické parametry v 5té zóně, kde je umístěn 5tý segment plamence podle obrázku 2 můžeme vypočítat zvláštním programem součinitel přestupu tepla konvekcí na vnitřní straně plamence  $\alpha_{1K}$  podél chlazeného povrchu a rovněž teplotu na hranici mezní vrstvy mezi chladicím závojem a přechodovou mezní vrstvou  $T_m$  podél chlazeného povrchu.

Výsledky výpočtu součinitele přestupu tepla konvekcí  $\alpha_{1K}$  na vnitřní straně 5. kroužku a teploty na hranici mezní vrstvy u 5. kroužku jsou na obrázku 3. Je zřejmé, že maximální hodnota součinitele přestupu tepla konvekcí na vnitřní straně kroužku je v potenciálním úseku na začátku kroužku, kde je  $\alpha_{1K} = 879 \text{ Wm}^{-2} \text{ K}^{-1}$ , kdežto na konci kroužku klesne na  $\alpha_{1K} = 278 \text{ Wm}^{-2} \text{ K}^{-1}$ .

### 1.2 Konvektivní přestup tepla na vnější straně plamence

Vnější strana plamence je tvořena mezikruhovým kanálem, kterým proudí chladicí vzduch. U souproudé spalovací komory je hmotnostní průtok vzduchu postupně dávkován do jednotlivých chladicích segmentů, takže střední rychlost vzduchu v mezikruží postupně klesá. To nemusí být na závadu, poněvadž je-li součástí spalovací komory směšovač, hmotnostní průtok vzduchu do směšovače postačí pro vychlazení plamence z vnější strany.



- obr.3: Závojové chlazení kovaného kroužku. Výpočet charakteristických veličin po délce 5.kroužku
  - t<sub>m</sub> teplota na hranici chladicí mezní vrstvy  $[^{\circ}C]$  $[^{\circ}C]$
  - t<sub>S1</sub> teplota vnitřního povrchu stěny kroužku
  - $\eta_f$  účinnost chladicího filmu
  - $\alpha_{1K}$  součinitel přestupu tepla konvekcí na vnitřní straně kroužku [Wm<sup>-2</sup>K<sup>-1</sup>]

[-]

- $\alpha_{2K}$  součinitel přestupu tepla konvekcí na vnější straně kroužku [Wm<sup>-2</sup>K<sup>-1</sup>]
- $[kWm^{-2}]$ q<sub>SAL1</sub> – měrný tepelný tok zářením z plamene na stěnu kroužku

Získané výsledky jsou na obrázku 3. Je zřejmé, že rovněž na vnější straně plamence je součinitel přestupu tepla maximální na počátku kroužku, kde má hodnotu  $\alpha_{2K} = 414 \text{ Wm}^{-2}\text{K}^{-1}$ a na konci segmentu  $\alpha_{2K} = 238 \text{ Wm}^{-2}\text{K}^{-1}$ . Příčiny jsou v narůstání tloušťky mezní vrstvy u stěny.

# 1.3 Výpočet teplot stěn plamence, pláště a izolace

V zóně 5, o šířce segmentu č.5, což je 50mm, jsme vypočetli veškeré veličiny, které určují tepelné toky radiací, konvekcí a kondukcí.

Stěna S1:

$$\sigma_{o} \varepsilon_{1} \varepsilon_{ef} \left( T_{EF}^{4} - T_{S1}^{4} \right) + \alpha_{1K} \left( T_{m} - T_{S1} \right) = \frac{\lambda_{1} \left( T_{S1} - T_{S2} \right)}{r_{1} \ln \frac{r_{2}}{r_{1}}}$$
(2)

Stěna S2:

$$\frac{\sigma_o(T_{s_2}^4 - T_{s_3}^4)}{\frac{1}{\varepsilon_2} + \frac{1 - \varepsilon_3}{\varepsilon_3} \left(\frac{r_2}{r_3}\right)} + \alpha_{2K}(T_{s_2} - T_2) = \frac{\lambda_1(T_{s_1} - T_{s_2})}{r_2 \ln \frac{r_2}{r_1}}$$
(3)

Stěna S3:

$$\frac{\sigma_{o}\left(T_{s2}^{4}-T_{s3}^{4}\right)\left(\frac{r_{2}}{r_{3}}\right)}{\frac{1}{\varepsilon_{2}}+\frac{1-\varepsilon_{3}}{\varepsilon_{3}}\frac{r_{2}}{r_{3}}}+\alpha_{3K}\left(T_{s3}-T_{2}\right)=\frac{\lambda_{3}\left(T_{s3}-T_{s4}\right)}{r_{3}\ln\frac{r_{4}}{r_{3}}}$$
(4)

Stěna S4:

$$\frac{\lambda_3 (T_{53} - T_{54})}{r_4 \ln \frac{r_4}{r_3}} = \frac{\lambda_4 (T_{54} - T_{55})}{r_4 \ln \frac{r_5}{r_4}}$$
(5)

Stěna S5:

$$\sigma_{o}\varepsilon_{5}\left(T_{S5}^{4}-T_{o}^{4}\right)+\alpha_{5K}\left(T_{S5}-T_{o}\right)=\frac{\lambda_{4}\left(T_{S4}-T_{S5}\right)}{r_{5}\ln\frac{r_{5}}{r_{4}}}$$
(6)

Bilanční rovnice představují 5 rovnic pro 5 neznámých funkcí teploty t<sub>S1</sub>, t<sub>S2</sub>, t<sub>S3</sub>, t<sub>S4</sub>, t<sub>S5</sub>. Řeší se zvlášť v každé zóně A, B, C, na které jsme rozdělili pomyslně tento kroužek. Axiální tepelné toky se zanedbávají.

Výsledky výpočtu jsou na obr.3 a Tabulce 1.

	I				I
	ozn.	jednotka	A	B	C
Teplota vnitřní stěny plamence	t <sub>S1</sub>	<sup>o</sup> C	600,77	789,01	877,11
Teplota vnější stěny plamence	t <sub>S2</sub>	°C	597,47	783,35	871,25
Teplota vnitřní stěny pláště	t <sub>S3</sub>	<sup>o</sup> C	447,11	498,90	534,27
Teplota vnější stěny pláště	t <sub>S4</sub>	<sup>o</sup> C	447,01	498,79	534,15
Teplota vnější stěny izolace	t <sub>S5</sub>	°C	29,05	30,72	31,85
Sálání z plamene na stěnu plamence	Q <sub>SAL1</sub>	W	160752	144048	132473
Sálání z plamence na plášť	Q <sub>SAL2</sub>	W	7304	21300	30857
Sálání z izolace do okolí	Q <sub>SAL5</sub>	W	45	50	54
Konvekce na vnitřní straně plamence	Q <sub>K1</sub>	W	-95708	-32460	-16837
Konvekce na vnější straně plamence	Q <sub>K2</sub>	W	57740	90288	84779
Konvekce na vnitřní straně pláště	Q <sub>K3</sub>	W	6954	20908	30436
Konvekce na vnější izolaci	Q <sub>K5</sub>	W	305	342	366
Vedení v plamenci	Q <sub>Vr1</sub>	W	65044	111588	115636
Vedení v plášti	Q <sub>Vr3</sub>	W	350	392	421
Vedení v izolaci	Q <sub>Vr4</sub>	W	350	392	421

# Tabulka 1: Výsledky výpočtu teplot stěn spalovací komory a tepelných toků sáláním, konvekcí a kondukcí

## 2.0 Výpočet teplotního a napěťového pole segmentu č.5 pro závojové chlazení. Výpočet teplotních deformací.

Geometrie chlazeného segmentu plamence spalovací komory je na obrázku 2.Na tuto konfiguraci je aplikována okrajová podmínka 1. druhu, kde jsou zadány na okraji teploty povrchu

$$T = T(x_s, y_s, z_s).$$

Přitom teploty na okraji jsou vypočteny podle bodu 1.3 a výsledky výpočtu teplot  $t_{S1}$ ,  $t_{S2}$  jsou uvedeny na obrázku 3.

Úloha je řešena jako rotačně symetrické stacionární teplotní pole, na které navazuje z tohoto teplotního pole odvozený výpočet teplotních napětí a teplotních deformací.

Materiál plamence je ČSN 17 246.4, ekvivalentní materiál je Ch 18 N 12 T. Materiálová data jsou podle ČSN 417246 a jsou uvedena v Tabulce 2.

Výpočet byl proveden programem RELAX 2002, který je popsán ve [3]. Programem RELAX 2002 je možné řešit rovinné a rotačně-symetrické teplotní pole stacionární a nestacionární při okrajových podmínkách 1., 2. a 3. druhu a při okrajové podmínce sálání. Vlastnosti materiálu mohou být funkcí teploty, okrajové podmínky mohou být funkcí času. Na řešení teplotních polí mohou navazovat řešení napjatosti, způsobené jak vnějšími okrajovými podmínkami (síly, deformace, posunutí), tak i teplotními poli stacionárními i nestacionárními. Program má zabudovánu databanku materiálů. Byl vytvořen v Ústavu problémů pevnosti v Kijevě.

(7)

Veličina	Jednotka	Teplotní stupnice [°C]					
		400	600	650	700	750	
Pevnost při tečení $t_1$ pro $10^5$ hod.	[MPa]	435,5	88	59	39	29	
Pevnost při tečení $t_2$ pro $10^6$ hod.	[MPa]	404,5	57	37	24	18	
Mez tečení D <sub>1</sub> , $t_1$ 1,0, 10 <sup>5</sup> hod.	[MPa]	413,5	66	44	28	22	
Mez tečení $D_2, t_2$ 1,0, 10 <sup>6</sup> hod	[MPa]	389,5	42	27	18	14	
Nortonův exponent	[-]	38,56	5,0944	4,7150	5,2114	5,0944	
Nortonův logarotmický součinitel	[-]	- 232,87	- 35,159	- 31,658	- 31,181	- 29,563	

Tabulka 2 : Vlastnosti materiálu 17 246.4 podle ČSN 417246. Část 2.

Výsledky výpočtu jsou na obrázku 4 ÷ 8. Na obrázku 4 a 6 jsou znázorněna teplotní pole segmentu, která vlastně kopírují zadané teploty na povrchu, poněvadž tloušťka stěn je malá. Teplotní pole je výrazně ovlivněno chlazeným vzduchem, přičemž minimální teploty jsou v místě přívodu chladicího vzduchu do chladicí závojové mezní vrstvy.





V navazujícím výpočtu teplotní napjatosti je v místě minimální teploty dosaženo nejvyššího napětí, a to tahového, které je nepříznivé z hlediska nízkocyklové únavy. Naopak v tenkých částech plamence vznikají tlaková napětí (viz obr. 8), která mohou způsobit tvarovou nestabilitu – vybočení. Ekvivalentní napětí podle HMH je na obrázku 7 a obvodová napětí na obrázku 8. Z hlediska dlouhodobého provozu plamence spalovací komory nepředstavují vypočtená napětí nebezpečí a to jak z hlediska statických napětí, tak z hlediska nízkocyklové únavy. Analýza napětí však může vést k úpravě tvaru kovaného kroužku tak, aby přechody mezi tenkým válcovým kroužkem a silnějším nakovaným výstupkem pro přívod chladicího vzduchu do závojové vrstvy byly pozvolné. Tím se odstraní koncentrace napětí v přechodech, které mohou být zdrojem trhlin. Jedno takové místo je např. na obrázku 7 v místě minimální teploty stěny segmentu, tj. v místě přívodu chladicího vzduchu do závojové mezní vrstvy.







Výpočty teplotních a napěťových polí segmentů plamence umožňují optimalizovat geometrii kovaného kroužku tak, abychom odstranili koncentrace napětí a tím i možný vznik trhlin. Tyto trhliny vznikají převážně v místech přívodu vzduchu.

# 3.0 Hodnocení teplotních napětí. Napětí silového a deformačního původu

Klasická nauka o pružnosti a pevnosti byla do poloviny dvacátého století založena výhradně na principu dovolených napětí, počítaných podle Hookeova zákona. Za dovolené napětí se považovala obvykle mez pevnosti, dělená určitou bezpečností, např. n = 3. Výpočet napětí, vznikajících v důsledku nerovnoměrného rozložení teplot – teplotních napětí, nebyl v té době prakticky proveditelný a praxe vedla k názoru, že teplotní napětí nejsou nebezpečná.

V padesátých letech, kdy se rozvíjela výroba a provoz spalovacích turbin a leteckých proudových motorů, se podařilo teoreticky zvládnout i výpočty teplotních polí a na to navazující výpočty teplotních napětí. Dalšího pokroku se dosáhlo na jedné straně zaváděním metody konečných prvků pro výpočty jak teplotních polí, tak i pro výpočty napětí, včetně teplotních, na druhé straně byla vypracována teorie nízkocyklové a tepelné únavy materiálu.

Podle těchto poznatků lze napětí ve strojních součástech rozdělit na napětí silového a deformačního původu.

Teplotní napětí jsou zvláštním případem napětí deformačního původu. Při jednorázovém působení teplotních napětí v tažném materiálu k destrukci nemůže dojít. Při opakovaném působení teplotních napětí však dochází k tzv. nízkocyklové (tepelné) únavě materiálu. Pro představu o působení nízkocyklové únavy jsou na obrázku 9 zobrazeny únavové křivky materiálu 17 246 při teplotě 600°CD. Na vodorovné ose je vynesen počet cyklů do porušení N, na svislé ose je vynášeno lineárně (podle Hookeova zákona) vypočtené napětí. Obě osy jsou znázorněny v logaritmických souřadnicích. Vodorovná přímka, označující amplitudu

10

napětí 500 [MPa] protíná tři únavové křivky v bodech 1,2 a 3. Křivka 1, procházející bodem 1 platí pro nízkocyklovou únavu silově namáhané součásti.V našem případě by k porušení došlo asi po 4 cyklech zatížení. Bodem 2 prochází tzv. Neuberova čára, která platí pro zatěžování ve vrubech. Součást, která by ve vrubu dosahovala napětí 500 [MPa] by dosáhla životnost asi 4000 cyklů. Bodem 3 prochází křivka celkové deformace, která platí pro čistě teplotní napětí (teplotní napětí mimo vruby). V tomto případě by životnost při téže amplitudě napětí dosáhla asi 25000 cyklů.



obr. 9: Křivky nízkocyklové únavy materiálu 17246.4 při teplotě materiálu 600 ° C Křivka 1 : Silové namáhání

Křivka 2 : Neuberova křivka pro teplotní zatěžování ve vrubech

Křivka 3 : Čistě teplotní namáhání součásti bez vrubů

# 4.0 Závěr

Je zřejmé, že maximální hodnota napětí v obvodovém směru dosahuje hodnoty kolem 1000 MPa. Z křivky nízkocyklové únavy pro čistě teplotní namáhání (obr. 9, křivka 3)

1000 MPa. Z křivky nízkocyklové únavy pro čistě teplotní namáhání (obr. 9, křivka 3) vyplývá, že pro dané napětí lze dosáhnout životnosti 5000 cyklů, což je hodnota naprosto vyhovující, poněvadž za jeden cyklus lze považovat zapálení a odstavení spalovací komory. Jestliže v daném konkrétním příkladu nejsou teplotní napětí nebezpečná, lze si docela dobře představit situaci, která bude z hlediska tepelného zatížení segmentu plamence méně příznivá. To nastane v případě, že se zvýší tepelné namáhání stěny od sálání a to především zvýšením lokální efektivní teploty plamene  $t_{EFi}$  a také lokální sálavosti plamene. Klesne-li zároveň teplota chladicího media, může narůst axiální teplotní gradient na ještě vyšší hodnoty, které mohou zvýšit teplotní napětí v chlazeném segmentu a může se snížit životnost s ohledem na nízkocyklovou únavu.

# Literatura

- [1] Veselý,S.: "Efficiency of Combustor Wall Cooling in Gas Turbines", 9<sup>th</sup> International Scientic Conference, High Tatrans, Juni 2005.
- [2] Veselý,S.: "Spalovací komory spalovacích turbin", GALANT Brno, ISBN 80-239-6657-X, 620 str.
- [3] Pospíšil, B.: "Základy neizotermické pevnosti", technická publikace KTU-IBZKG, Brno,