ČESKÉ VYSOKÉ UČENÍ TECHNICKÉ V PRAZE FAKULTA STROJNÍ

Ústav mechaniky tekutin a termodynamiky

DIPLOMOVÁ PRÁCE

Zlepšení termodynamických vlastností vysokorychlostní DRTA sondy pomocí numerických simulací

MASTER THESIS

Improvement of thermodynamic properties of a high-speed DRTA probe by numerical simulations

Autor práce: Bc. Josef Krubner

Vedoucí práce: Ing. Michal Schmirler, Ph.D.

Konzultant: doc. Ing. Jan Halama, Ph.D.

Akademický rok 2021/2022



ZADÁNÍ DIPLOMOVÉ PRÁCE

I. OSOBNÍ A STUDIJNÍ ÚDAJE

Příjmení: Krubner Jméno: Josef Osc	obní číslo:	473541
------------------------------------	-------------	--------

Fakulta/ústav: Fakulta strojní

Zadávající katedra/ústav: Ústav mechaniky tekutin a termodynamiky

Studijní program: Aplikované vědy ve strojním inženýrství

Specializace: Matematické modelování v technice

II. ÚDAJE K DIPLOMOVÉ PRÁCI

NIÁTOV	امنه	lomové	nráco.
INAZEV	uibi	IOIIIOVE	DIACE.

Zlepšení termodynamických vlastností vysokorychlostní DRTA sondy pomocí numerických simulací

Název diplomové práce anglicky:

Improvement of thermodynamic properties of a high-speed DRTA probe by numerical simulations

Pokyny pro vypracování:

- 1) Popište problematiku měření teplot plynů proudících při vysokých podzvukových rychlostech, tedy s uvažováním jejich stlačitelnosti.
- 2) Popište princip fungování v názvu zmiňované DRTA sondy. Představte geometrii sondy, která bude výchozí pro další kroky v rámci návrhu zlepšení jejích termodynamických vlastností.
- 3) Popište CFD model, který budete pro simulaci termodynamických vlastností sondy používat (fyzikální model, okrajové podmínky, numerické schéma, způsoby diskretizace atd.).
- 4) Proveďte simulace vlivu jednotlivých vybraných konstrukčních úprav na termodynamické parametry sondy (hodnoty restitučních faktorů v závislosti na rychlosti nabíhajícího proudu, směrová citlivost, rozložení proudového a teplotního pole atd.)
- 5) Na základě výsledků provedených numerických simulací vyberte nejvhodnější geometrii sondy a vyhodnoťte její termodynamické vlastnosti.

C	4	. X ~ ~ 4	literatury:
Seznam	aonon	icene	meraniry

Dle pokynů vedoucího práce či konzultanta.

Jméno a pracoviště vedoucí(ho) diplomové práce:

Ing. Michal Schmirler, Ph.D. ústav mechaniky tekutin a termodynamiky FS

Jméno a pracoviště druhé(ho) vedoucí(ho) nebo konzultanta(ky) diplomové práce:

doc. Ing. Jan Halama, Ph.D. ústav technické matematiky FS

Datum zadání diplomové práce: 25.04.2022 Termín odevzdání diplomové práce: 29.07.2022

Platnost zadání diplomové práce:

Ing. Michal Schmirler, Ph.D.

podpis vedoucí(ho) práce

Ing. Michal Schmirler, Ph.D.

podpis vedoucí(ho) ústavu/katedry

doc. Ing. Miroslav Španiel, CSc.

III. PŘEVZETÍ ZADÁNÍ

Diplomant bere na vědomí, že je povinen vypracovat diplomovou práci samostatně, bez cizí pomoci, s výjimkou poskytnutých konzultací. Seznam použité literatury, jiných pramenů a jmen konzultantů je třeba uvést v diplomové práci.

Datum převzetí zadání Podpis studenta

Prohlášení	
Prohlašuji, že jsem bakalářskou práci na ností vysokorychlostní DRTA sondy pomoc statně. Veškerá použitá literatura a podkla seznamu literatury.	
V Praze, dne	Josef Krubner

Poděkování Tímto bych chtěl poděkovat Ing. Michalu Schmirlerovi, Ph.D. a doc. Ing. Janu Halamovi, Ph.D. za cenné rady a připomínky, které mi byly nápomocny při vypracování této diplomové práce. Dále bych rád poděkoval své rodině a své přítelkyni za podporu při studiu.

Anotační list

Název práce:	Zlepšení termodynamických vlastností vysokorychlostní DRTA sondy pomocí numerických simulací
Title:	Improvement of thermodynamic properties of a high-speed DRTA probe by numerical simulations
Autor:	Bc. Josef Krubner
Studijní program:	Aplikované vědy ve strojním inženýrství
Druh práce:	Diplomová
Vedoucí práce	Ing. Michal Schmirler, Ph.D.
Konzultant	doc. Ing. Jan Halama, Ph.D.
Abstrakt:	TODO
Abstract:	TODO
Klíčová slova:	návrh sondy pro měření rychlosti, měření rychlosti plynů, podzvukové proudění, restituční faktor, restituční teplota, CFD simulace
Keywords:	velocimetry probe design, gas velocimetry, subsonic flow, recovery factor, recovery temperature, CFD simulation

Obsah

Se	eznam použitých symbolů a zkratek	7
	Seznam symbolů	7
	Seznam zkratek	7
	Seznam použitých indexů	8
Se	eznam obrázků	8
Ú	vod	9
1	Měření teplot při vysokých podzvukových rychlostech	10
	1.1 Dynamický ohřev	10
	1.2 Restituční faktor	11

Seznam použitých symbolů a zkratek

Seznam symbolů

a	ms^{-1}	Rychlost zvuku
c_p	$Jkg^{-1}K^{-1}$	Měrná tepelná kapacita za konstantního tlaku
\dot{E}	1	Korekční koeficient
h	Jkg^{-1}	Měrná entalpie
I	1	Intenzita turbulence
K	1	Korekční součinitel
κ	1	Poissonova konstanta
Ma	1	Machovo číslo
μ	Pas	Dynamická viskozita
ν	$m^2 s^{-1}$	Kinematická viskozita
p_c	Pa	Celkový tlak
Pr	1	Prandtlovo číslo
p_s	Pa	Statický tlak
q	Jkg^{-1}	Měrné teplo
q_{dyn}	Pa	Dynamický tlak
q_{kin}	Pa	Kinetický tlak
r	$Jkg^{-1}K^{-1}$	Měrná plynová konstanta
r/r*	1	Recovery faktor
Re	1	Reynoldsovo číslo
ho	kgm^{-3}	Hustota
T	K	Termodynamická teplota
T_{kal}	K	Teplota podle kalibračního polynomu
T_r	K	Recovery teplota
u	ms^{-1}	Rychlost proudění
U	V	Elektrické napětí

Seznam zkratek

CCD	Charge-Coupled Device
EFV	Elastic Filament Velocimetry
Holo-PIV	Holographic Particle Image Velocimetry
HWA	Hot Wire Anemometry
ICCD	Intesified Charge-Coupled Device
LDD	Laser Doppler Detection
LPT	Lagranian Particle Tracking
OTV	Ozone Tagging Velocimetry
PIV	Particle Image Velocimetry
Scan-PIV	Scanning Particle Image Velocimetry
Tomo-PIV	Tomographic Particle Image Velocimetry

Seznam indexů

A	Sonda A
B	Sonda B
i	Stupeň iterace
∞	Nabíhající proud vzduchu
0	Stagnační
1	Před dýzou
2	Za dýzou

Seznam obrázků

1.1.1 Závislost dynamické teplo	ty a poměru $\frac{T}{T_0}$ na Machově čísle proudění pro	
statickou teplotu $300 K$.		11

$\mathbf{\acute{U}vod}$

Problematika měření rychlosti proudění tekutin je velice rozsáhlým vědním oborem a můžeme zde nalézt mnoho postupů a metodik, které se postupně vyvíjejí.

1 Měření teplot při vysokých podzvukových rychlostech

Teplota, jako stavová veličina, je jedním z důležitých parametrů proudění, které jsou sledovány během průmyslových procesů, nebo během provozu strojírenských zařízení, či výzkumných tratí. Její měření je obvykle bezproblémové, hovoříme-li o nízkých rychlostech proudění, nebo případně o kapalinách. Při přechodu do vyšších podzvukových rychlostí plynů (na které je zaměřena tato práce) dochází k nárůstu vlivu jejich stlačitelnosti a určení statické, potažmo stagnační, teploty proudění začíná být problematické. Hranice stlačitelnosti se obvykle uvažuje okolo Ma=0.3.

1.1 Dynamický ohřev

Dobrým ukazatelem míry vlivu stlačitelnosti proudění na měření teploty je poměr statické a stagnační teploty, který lze odvodit z energetické rovnice při uvažování adiabatického výtoku z nádoby o klidových parametrech h_0 , T_0 a $u_0 = 0 \frac{m}{s}$ do obecného místa s parametry h, T a u:

$$h_0 = h + \frac{u^2}{2} \tag{1.1.1}$$

$$h = c_p T (1.1.2)$$

$$c_p T_0 = c_p T + \frac{u^2}{2} (1.1.3)$$

$$T_0 = T + \frac{u^2}{2c_p} = T + \frac{u^2}{2c_p} \frac{a^2}{a^2}$$
 (1.1.4)

$$a = \sqrt{\kappa r T} \tag{1.1.5}$$

$$c_p = \frac{\kappa r}{\kappa - 1} \tag{1.1.6}$$

$$T_0 = T \left(1 + \frac{\kappa - 1}{2} \frac{u^2}{a^2} \right) \tag{1.1.7}$$

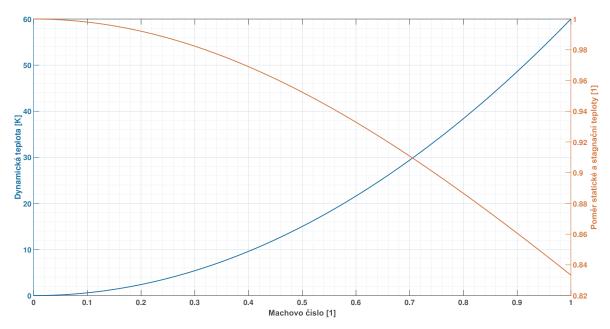
$$Ma = \frac{u}{a} \tag{1.1.8}$$

$$\frac{T}{T_0} = \frac{1}{1 + \frac{\kappa - 1}{2} \text{Ma}^2}$$
 (1.1.9)

kde $h\left[\frac{J}{kg}\right]$ je měrná entalpie, $u\left[\frac{m}{s}\right]$ je rychlost proudění, $T\left[K\right]$ je termodynamická teplota, $c_p\left[\frac{J}{kgK}\right]$ je měrná tepelná kapacita za konstantního tlaku, $a\left[\frac{m}{s}\right]$ je rychlost zvuku, κ [1] je Poissonova konstanta, $r\left[\frac{J}{kgK}\right]$ je měrná plynová konstanta a Ma [1] je Machovo číslo. Dolní index 0 označuje stagnační parametry.

Ze Vztahu 1.1.9 je patrné, že při nulové rychlosti proudění (Ma = 0) bude statická teplota rovna teplotě stagnační, neboli klidové. Dosažením rychlosti zvuku (Ma = 1) klesne poměr na hodnotu $\frac{1}{1+\frac{\kappa-1}{2}}$, což pro vzduch odpovídá 0.83 při uvažování $\kappa=1.4$. Při Ma = 0.3 (zmiňovaná mez stlačitelnosti) tvoří v statická teplota 98.2% stagnační teploty, zanedbáním dynamické teploty bychom se tak dopustili v tomto případě 1.8% chyby. Chybě 2.5% pak odpovídá Machovo číslo 0.358.

Člen $\frac{u^2}{2c_p}$ v Rovnici 1.1.4 je nazýván dynamická teplota (ačkoliv se o teplotu nejedná) a je projevem stlačitelnosti proudění. Jeho průběh v závislosti na Machově čísle je společně s poměrem $\frac{T}{T0}$ vyznačen na Obrázku 1.1.1.



Obrázek 1.1.1: Závislost dynamické teploty a poměru $\frac{T}{T_0}$ na Machově čísle proudění pro statickou teplotu $300\,K$.

1.2 Restituční faktor

Umístěním tělesa do proudu vzduchu dojde k jeho zahřívání vlivem zbrzdění proudění v mezní vrstvě. Budeme-li o tomto tělesu dále hovořit jako o teplotním snímači, tak bude klíčové, jakou teplotu naměříme. Ve stagnačním bodě snímače bude plyn dosahovat klidové teploty, mimo něj však bude teplota nižší. Měřená teplota, značená obvykle jako rovnovážná T_r , se tak bude pohybovat mezi teplotou statickou a stagnační $(T < T_r < T_0)$. Vztah mezi těmito teplotami popisuje takzvaný restituční faktor f:

$$f = \frac{T_r - T}{T_0 - T} \tag{1.2.1}$$

Restituční faktor je především funkcí Prandtlova čísla, závisí však i na geometrii snímače a na Machově a Reynoldsově čísle [Leontiev2017a]. Jeho hodnota je tedy proměnlivá, nicméně v řadě aplikací jej lze pro definované podmínky považovat za konstantu: pro válcová tělesa umístěná rovnoběžně v proudu vzduchu je při lokálním $Re < 5 \cdot 10^5$ restituční faktor roven \sqrt{Pr} , pro vzduch byla tato hodnota při Pr = 0.72 rovna 0.85 [Shapiro1954]. Obdobná hodnota restitučního faktoru (v tomto případě pro Pr = 0.71) byla použita s dostatečnou přesností při měření pomocí termočlánku [Ishibashi2012].

1.3 Měření stagnační teploty

Kombinací Vztahů 1.2.1 a 1.1.4 lze získat vztahy pro výpočet rovnovážné teploty:

$$f = \frac{T_r - T}{T + \frac{u^2}{2c_p} - T}$$

$$T_r = T + f \frac{u^2}{2c_p}$$
(1.3.1)

$$T_r = T + f \frac{u^2}{2c_p} (1.3.2)$$

$$T_r = T\left(1 + f\frac{\kappa - 1}{2}\text{Ma}^2\right) \tag{1.3.3}$$