

## Aerodynamika a mechanika letu - 6. dÃ-I

SouÄ•initel vztlaku u aerodynamicky Ä•istÃ½ch tÄ›les (pÅ™edevÅ¡-m kÅ™Ã-del a jejich profilÅ™).

Tento Ä•íjnek je asi nejvÃ-ce â€žteoretickÃ½" zÂ celÃ©ho seriÃ¡lu. NicmÃ©nÄ› je zÃ¡jkladem pro dalÅ¡- pokraÄ•ovÃ¡nÃ-, Â k jÃ¾ stanou o nÄ›co stravitelnÄ›jÅ¡-mi a budou se zabÃ½vat konkrÃ©tnÄ›jÅ¡-mi tÃ©maty vÃ-ce souvisejÃ-cÃ-mi sÂ praxÃ-. T dÃ-lu jsem mnohokrÃjt pÅ™epracovÃ¡val, aby byl pokud moÅ¾no co nejvÃ½stiÅ¾nÄ›jÅ¡- i pro ty, kterÃ½m nenÃ-fyzika a po vÃ-dy dvakrÃjt nejmilejÅ¡-.

Na obrÃ¡zku je hypotetickÃ½ symetrickÃ½ profil1) vrchlÃ-ku zÂ nepropustnÃ© tkaniny sÂ malÃ½m nÃ¡bÄ›rovÃ½m otvorem vÂ nÃ¡bÄ›Å¾nÃ© hranÄ› obtÃ©kanÃ½ pÅ™esnÄ› ve smÄ›ru podÃ©lnÃ© osy.

JednotlivÃ© Å¡ipky po obvodu profilu ukazujÃ-tlakovÃ© pomÄ›ry pÅ-t-sobÃ-cÃ- na profil vÂ danÃ©m mÃ-stÄ›.

ModrÃ© Å¡ipky uvnitÅ™ profilu pÅ™edstavujÃ-tlak vzniklÃ½ â€žnafukovÃ¡nÃ-m" profilu nÃ¡bÄ›rovÃ½m otvorem vÂ nÃ¡bÄ›Å¾nÃ- uvnitÅ™ profilu neproudÃ-, takÃ¾e tlak uvnitÅ™ profilu je vÅ¾ude stejnÃ½, jako vÂ nafouknutÃ©m dÄ›tskÃ©m balÃ¾nku.

Mnohem dÅ-leÅ¾itÃ-Å¡iÃ- jsou Ä•ervenÃ© Å¡ipky smÄ›Å™ujÃ-cÃ- od profilu, kterÃ© pÅ™edstavujÃ-podtlak (jako kdyby byl pr nasÃ¡vÃ¡n neviditelnÃ½m vysavaÄ•em) vznikajÃ-cÃ-na povrchu profilu dÃ-ky obtÃ©kajÃ-cÃ-mu vzduchu. Podtlak udrÅ¾uje vrc ve sprÃ¡vnÃ©m tvaru a jak je vidÄ›t na obrÃ¡zku, je po obvodÄ› profilu rÅ-znÄ› velkÃ½ - vÂ pÅ™ednÃ- Ä•Ä¡sti profilu je vÅ›tÅ¡iÄ•Ä¡sti profilu se zmenÅ¾uje a na konci profilu je niÅ¾nÃ- neÅ¾ pÅ™etlak uvnitÅ™ profilu.

Jak vznikne podtlak na povrchu profilu?

Jak je moÅ¾nÃ©, Å¾e na vnÄ›jÅ¡-m povrchu profilu vznikÃ¡ podtlak a to i vÂ oblasti nÃ¡bÄ›Å¾nÃ© hrany, takÃ¾e profil â€žzdÃ-tvar? Na prvnÃ- pohled by se totiÅ¾ mnohÃ½m mohlo zdÃ¡t, Å¾e by se zde mÄ›la tkanina spÃ-Åje vydout dovnitÅ™ dÃ-ky nabÃ-hajÃ-cÃ-mu proudu vzduchu neÅ¾ naopak. Pro vysvÄ›tlenÃ- tohoto jevu je potÅ™eba pÅ™ipomenout trochu podrobnÄ›ji zÃ¡jony zÂ dynamiky kapalin.

ProudÄ›nÃ- vÂ trubici o nestejnÃ©m prÅ-tÅ™ezu

TrubicÃ- sÂ nÃ›kolika rÃ-znÃ› velkÃ½mi prÃ-Å™ezy proudÃ- vzduch. VÂ kaÃ¾dÃ©m prÃ-Å™ezu prochÃ;jzÃ- stejnÃ© mnoÅ¾stvem vteÅ™inu, coÅ¾ znamenÃ¡, Å¾e ve velkÃ©m prÃ-Å™ezu proudÃ- vzduch pomaleji a vÂ malÃ©m rychleji (turbulenci vÂ meznÃ© stÃ›n trubice zanedbÃ¡me).

NynÃ- se zamÅ›tÄ™me na tlakovÃ© pomÄ›ry vÂ trubici. Do kaÃ¾dÃ©ho prÃ-Å™ezu trubice umÃ-stÃ-me dvÄ› trubiÄ•ky, jednu v prostoru trubice - tato bude mÄ›Å™it tlak ve smÄ›ru proudÄ›nÃ- a druhou na vnitÅ™nÃ- povrch trubice, kterÃ¡ bude mÄ›Å™it tlak na smÄ›r proudÄ›nÃ-. Viz obrÃ¡zek nÄ-Å¾e.

VÅ¡echny trubiÄ•ky na vÃ½je uvedenÃ©m obrÃ¡zku jsou ponechÃ¡ny zÂ obou stran otevÅ™enÃ©.

VÂ okamÅ¾iku, kdy trubicÃ- vzduch neproudÃ-, bude tlak vstupujÃ-cÃ- do trubiÄ•ek na obou jejich koncÃ-ch stejnÃ½ a bude rovnÃ½ tlaku okolnÃ-ho prostÅ™edÃ-, tedy tlaku atmosfÃ©rickÃ©mu2).

ZaÄ•ne-li vzduch trubicÃ- proudit, tlak ve smÄ›ru proudÄ›nÃ- se zvÃ½ÅjÃ- a tlak kolmo na proudÄ›nÃ- poklesne. Viz obrÃ¡zek nÄ-Å¾e.

ModrÃ© Åjipky zobrazujÃ-, o kolik se tlak oproti atmosfÃ©rickÃ©mu zvÃ½Åjil - indikujÃ- Â tedy pÅ™etlak a Å•ervenÃ© naopak, tlak snÃ¬Å¾il - indikujÃ- podtlak (na principu snÃ¬Å¾enÃ- podtlaku ve smÄ›ru kolmÃ©m na proudÃ>nÃ- fungujÃ- tlakovÃ© roz- fixÃ-rky). PÅ™etlak a podtlak vÂ pÅ™Ã-sluÅjnÃ©m prÅ™ezu mÄj vÅ¾dy stejnou velikost (jinÃ½mi slovy mÄj stejnou absol- hodnotu, coÅ¾ znamenÃj, Å¾e Å•ervenÃj Åjipka je stejnÃ- velkÃ- jako modrÃj). Hodnoty pÅ™etlaku a podtlaku narÃ-stajÃ- se rychlosti proudÃ>nÃ-, proto jsou Åjipky u Å°zkÃ©ho profilu sÂ vyÅjÅjÃ- rychlostÃ- proudÃ>nÃ- vÅ¾aznÃ- vÄ>tÅjÃ- neÅ¾ u Åjiru sÂ pomalÃ½m proudÃ>nÃ-m. SeÅ•teme-li absolutnÃ- Â hodnoty pÅ™etlaku a podtlaku vÂ pÅ™Ã-sluÅjnÃ©m prÅ™ezu, dosta- dynamickÃ½ tlak q. DynamickÃ½ tlak q tedy bude vÂ kaÅ¾dÃ©m prÅ™ezu vÅ¾aznÃ- odliÅjnÃ½ (o dynamickÃ©m tlaku je pojednÃjno podrobnÃji vÂ prvnÃ-m dÃ-lu seriÃ-ju).

U proudÃ>nÃ- podÃ©l profilu na Å°vodnÃ-m obrÃjzku je situace obdobnÃj. Pokud profil stojÃ-, je tlak vzduchu pÅ-sobÃ-cÃ- uvnÃ- a vnÃ- profilu roven tlaku atmosfÃ©rickÃ©mu, po celÃ©m obvodu je stejnÃ½ a vzÃijemnÃ- se vyrovnanÃj vÃj.

Jakmile se zaÅ•ne vzduch vÅ-tÅi profilu pohybovat, bude se vÅ¾slednÃ½ tlak pÅ-sobÃ-cÃ- na povrch profilu zÂ vnÃjÅjÃ- stran- zmenÅjovat a uvnitÅ™ profilu zvÃtÅjovat. ÅŒervenÃ© Åjipky opÅ:t znÃjorÅujÃ- tedy podtlak a modrÃ© Åjipky pÅ™etlak. Â

Jak jiÅ¾ bylo zmÃ-nÃ-no, pÅ™etlak3) uvnitÅ™ profilu je vÅjude stejnÃ½ proto, Å¾e se uvnitÅ™ profilu vzduch nepohybuje a je hodnota stejnÃj jako u vstupnÃ-ho otvoru do profilu (proto jsou modrÃ© Åjipky uvnitÅ™ profilu vÅjechny stejnÃ- velikÃ©).

Pro pÅ™Ã-padnÃ½ vznik vztlakovÃ© sÃ-ly je vÅjak dÅ-leÅ¾itÃ½ podtlak po obvodÃ- profilu. DÃ-ky zakÅ™ivenÃ- profilu nenÃ- po obvodÃ- profilu konstantnÃ- (Å•ervenÃ© Åjipky po jeho vnÃjÅjÃ-m obvodÃ- jsou rÅ-znÃ- velikÃ©). ÅŒÃ-m vÄ>tÅjÃ- zakÅ™ delÅjÃ- drÅjhu vzduch podÃ©l profilu musÃ- urazit a jak bylo vysvÄtleno na pÅ™Ã-kladÃ- proudÃ>nÃ- vÂ trubici, musÃ- vÂ tak- mÃ-stech proudit rychleji, vÅ¾aznÃ- zde naroste dynamickÃ½ tlak a sÂ nÃ-m zÃjroveÃ- podtlak pÅ-sobÃ-cÃ- na povrch profilu NÃjÅ- st podtlaku nastÅjvÃj zpravidla nejvÃ-ce vÂ pÅ™ednÃ- Å•isti profilu.

Tam, kde proud vzduchu musÃ- urazit drÅjhu kratÅjÃ- a/nebo kde je zbrzdÃ>n turbulentnÃ-m proudÃ>nÃ-m (vÂ meznÃ- vrstvÃ- konci profilu), proudÃ- pomaleji a efekt je opaÅ•nÃ½, podtlak pÅ-sobÃ-cÃ- na povrch profilu je vÅ¾aznÃ- menÅjÃ-.

Se zvyÅjujÃ-cÃ- se celkovou rychlostÃ- proudÃ©l profilu a hmotnostÃ- vzduchu (jinÃ½mi slovy se zvyÅjujÃ-cÃ-m se dynamickÃ½m tlakem) se budou vÅjechny Åjipky (modrÃ© i Å•ervenÃ©) po obvodÃ- vrchlÃ-ku Å°mÄ>rnÃ- zvÃtÅjovat (zvÃtÅj rychlost proudÃ>nÃ-, dynamickÃ½ tlak se zvÃtÅjÃ- 4x a vÅjechny Åjipky po obvodu profilu uvnitÅ™ i venku takÃ© 4x). Se zvyÅjujÃ-cÃ-m dynamickÃ½m tlakem tedy bude padÅjkovÃ½ vrchlÃ-k zÃ-skÃjvat na tuhosti, coÅ¾ ovÅjem nutnÃ- neznamenÃ- se tÃ-m automaticky sniÅ¾uje riziko kolapsu vrchlÃ-ku vÂ turbulentnÃ-m prostÅ™edÃ-. ProÅ• tomu tak je, bude vysvÄtleno vÂ nÃ-terÃ©m zÂ dalÅjÃ-ch pokraÅ•ovÃj nÃ-.

Vznik vztlakovÃ© sÃ-ly na symetrickÃ©m profilu

Na Å°vodnÃ-m obrÃjzku a tohoto Å•iÅjku je profil obtÅkanÃ½ ve smÄ›ru osy symetrie, a proto jsou tlakovÃ© sÃ-ly na spodnÃ-hornÃ- stranÃ- profilu osovÃ- soumÄ>rnÃ© a ve smÄ›ru kolmÃ©m na smÄ›r proudÃ>nÃ- se navzÅjmem vyrovnanÃj vajÃ-. VztlakovÃj pÅ-sobÃ-cÃ- kolmo na smÄ›r proudÃ>nÃ-, vÂ takovÃ©m pÅ™Ã-padÃ- nevznikÃj (je nulovÃj). SouÅ•itel vztlaku, kterÃ½ od vzt

sÃ-ly odvozenÃ½, je tedy takÃ© nulovÃ½.

Jakmile se vÃ¡j profil vÃ±Ä•i proudu vzduchu natoÄ•Ä- (Ã°hel nÃ¡jbÄ›hu jiÅ¾Â nebude nulovÃ½), zmÄ›nÄ- se zÃ¡sadnÄ- lokÄ- hodnoty podtlaku na obou vnÄ›jÄ- ch stranÄ- ch profilu: Na stranÄ- pÅ™ivrÃ¡cenÃ© kÄ- proudu vzduchu, tedy na spodnÄ- stranÄ- profilu na nÄ-Å¾e uvedenÃ©m obrÃ¡zku, se obtÃ©kÃ¡jnÄ- zpomalÄ- a podtlak poklesne, na stranÄ- odvrÃ¡cenÃ© se proudÄ›nÄ- a podtlak se zvÃ½ÅjÃ-.

VzÄijemnÃ½ souÄ•et vÄj ech sil od podtlaku pÅ- sobÃ-cÃ- ho na povrch profilu ve smÄ›ru kolmÃ©m na smÄ›r proudÄ›nÄ- jiÅ¾ nulovÃ½ a na profil zaÄ•ne pÅ- sobit vztlakovÄj sÃ-la L, kterou mÅ-Å¾eme zmÄ›Å™it a znÄ>jme-li velikost dynamickÃ©ho tlaku u velikosti profilu, mÅ-Å¾eme pro danÃ½ profil pÅ™i konkrÃ©tnÄ-m Ä°hlu nÃ¡jbÄ›hu urÄ•it odpovÃ-dajÃ-cÃ- hodnotu souÄ•initele

### Vznik vztlakovÃ© sÃ-ly na asymetrickÃ©m profilu

Kolem asymetrickÃ©ho profilu vzniknou stejnÃ© sÃ-ly pÅ- sobÃ-cÃ- na jeho povrch jako u profilu symetrickÃ©ho, akorÃ¡t budou mÄ-t jinou velikost. AsymetrickÃ½ profil bude vykazovat vztlak jiÅ¾ pÅ™i nulovÃ©m Ä°hlu nÃ¡jbÄ›hu, protoÅ¾e na velkÃ© Ä•Ä- strany profilu bude vzduch proudit rychleji neÅ¾ na spodnÄ- a lokÄ- hodnoty podtlaku na obou povrÄjÄ- ch budou dosahovat rozdÃ-lnÃ½ch hodnot.

Je zÅ™ejmÃ©, Å¾e Ä•Ä- m bude asymetrie profilu vÄ>tÄjÄ-, tÄ-m vÄ>tÄjÄ- budou rozdÃ-ly vÄ rychlostech proudÄ›nÄ- nad a pod vÄjÄjÄ- bude i vÄ½slednÃ½ souÄ•initel vztlaku profilu jiÅ¾ pÅ™i nulovÃ©m Ä°hlu  $\hat{\pm}=0^\circ$ . ObecnÄ- platÄ-, Ä•Ä- m vÄ>tÄjÄ- pro (vÄ>tÄjÄ- asymetrie) tÄ-m vÄ>tÄjÄ- bude i  $C\hat{\pm}=0^\circ$ . VelkÃ© prohnutÃ- majÃ- napÅ™. profily lopatek plynovÃ½ch turbÄ-n, kterÃ- dosahujÃ- velmi velkÃ½ch souÄ•initelÃ- vztlaku. Je zÅ™ejmÃ©, Å¾e zvyÄjovÃ¡nÄ-m Ä°hlu nÃ¡jbÄ›hu u asymetrickÃ½ch profilÅ- souÄ•initel vztlaku nadÄ-jle zvyÄjovat, coÅ¾e bude podrobnÄ-ji rozebrÃ-jo vÄ dalÄjÄ- m dÄ-lu seriÄ- lu.

## PokraÃ•ovÃ¡nÃ- pÃ™Ã-Å¡tÃ›

1) SymetrickÃ© profily jsouÂ vÂ leteckvÃ- reprezentovÃ¡ny pÃ™edevÅ¡-mi ocasnÃ-mi plochami letadel (aÄ•koliv znÃ¡mÃ½ vÃ½sadkovÃ½ letoun L 410 mÃ¡ vodorovnou ocasnÃ- plochu sÃ profilem asymetrickÃ½m), Zde je asymetrickÃ½ profil uvaÅ¾dÃ>n pÃ™edevÅ¡-mi pro vÃ-tÅ¡- srozumitelnost a Ä°plnost vÃ½kladu. Ve skydivingu se (pokud je mi znÃ¡mo) asymetrický profil nepouÅ¾Ã-vÃ¡.

2) AtmosfÃ©rickÃ½ tlak je obvykle Å™ÅjdovÅ› 1000x vÃ-tÅ¡- neÅ¾li hodnoty dynamickÃ©ho tlaku q bÄ›Å¾nÄ› se vyskytujÃ- na klouzavÃ½ch padÃjcÃ-ch. Zâ toho dÃ-vodu nenÃ- na obrÃ¡zcÃ-ch zakreslen, protoÅ¾e vzÃ¡jemnÃ½ pomÄ>r atmosfÃ©rickÃ½ tlaku kÂ pÃ™etlaku a podtlaku nenÃ- moÅ¾nÃ© dost dobÅ™e graficky znÃ¡zornit. AtmosfÃ©rickÃ½ tlak se uvaÅ¾uje 1013hPa standardnÃ- atmosfÃ©rÃ™e pÃ™i hladinÅ› moÅ™e, coÅ¾ pro bliÅ¾nÃ- pÃ™edstavu odpovÃ-dÅ¡ tlaku vÃ-ce neÅ¾ deseti tun

3) PÅ™etlak uvnitÅ™ profilu vztakovou sÃ-lu podstatÅ› neovlivÅ^uje, ovÅjem zÂ praktickÃ©ho hlediska je nesmÃ-rnÄ› dÅ-leÅ¾ protoÅ¾e pokud by dÃ-ky Å¡patnÃ@mu umÃ-stÅ›nÃ- nÃ¡bÄ›rovÃ©ho otvoru doÅ¡lo pÃ™i urÃ•itÃ@m Ä°hlu nÃ¡bÄ›hu ke zmÄ>n podtlak (coÅ¾ nenÃ- vÃ praxi vÃ extrÃ©mnÃ- turbulenci nereÅ¡lnÃ©), vrchlÃ-k by zkolaboval.

Ivan Kraus, krausivan@yahoo.com

DalÅ¡iÃ- Ä•lÃ¡inky autora:

Aerodynamika a Mechanika letu - MANTA nebo BOX?

Aerodynamika a Mechanika letu - TrekovÃ¡nÃ-

Aerodynamika a Mechanika letu - 7. dÃ-l

Aerodynamika a Mechanika letu - 5. dÃ-l

Aerodynamika a Mechanika letu - 4. dÃ-l

Aerodynamika a Mechanika letu - 3. dÃ-l

Aerodynamika a Mechanika letu - 2. dÃ-l

Aerodynamika a Mechanika letu - 1. dÃ-l

PÅ™istÃ;nÃ- na sportovnÃ- padÃ;ku - 2. dÃ-l

PÅ™istÃ;nÃ- na sportovnÃ- padÃ;ku - 1. dÃ-l