

Otimização do Perfil de Nariz de Foguete em Relação ao Arrasto Aerodinâmico.

Phillipe M. Rosa¹, Carlos M. Marchi²

PPGMNE/UFPR, Curitiba, PR

Guilherme Bertoldo³

DAFEM/UTFPR, Francisco Beltrão, PR

Resumo. O presente trabalho tem por objetivo realizar um procedimento que melhora a otimização do perfil geométrico de nariz de foguete em relação ao coeficiente de arrasto frontal para escoamento invíscido em regime supersônico. Nesse sentido, é realizado um teste de malhas que tem por fim escolher um domínio computacional adequado e uma malha que possua uma relação equilibrada entre tempo computacional e precisão nos resultados. O fenômeno físico é modelado pelas equações de Euler que, por sua vez, são discretizadas e resolvidas numericamente através do Método dos Volumes Finitos (MVF). A otimização é realizada por meio da Programação Sequencial Quadrática em conjunto com o Método Adjunto Discreto, através do programa de código aberto SU2. Como resultado, é sugerido um procedimento que fornece uma gama de malhas com até 18,3% de diferença no coeficiente de arrasto e erro de 1,06%. Além disso, propõe-se uma solução que atenua falhas no processo de otimização.

Palavras-chave. Teste de malhas, Simulação Numérica, Otimização, Aerodinâmica, Coeficiente de Arrasto, Nariz de Foguete

1 Introdução

As simulações em CFD fornecem uma poderosa ferramenta que tem por objetivo simular problemas físicos existentes nas engenharias quando não há a possibilidade executar um estudo prévio experimental, seja pelo custo de criar uma bancada adequada ou pela própria impossibilidade de realizar o experimento físico. Nesse sentido, a simulação numérica torna-se uma ótima alternativa.

Para que haja um resultado satisfatório, há de se observar um aspecto importante antes de realizar as simulações propriamente ditas: a utilização do domínio de cálculo adequado e a utilização de uma malha equilibrada. Por um lado, uma malha com poucos volumes pode levar a uma interpretação inadequada dos fenômenos físicos existentes (como uma região de separação ou camada limite, por exemplo), podendo levar a resultados errôneos ou imprecisos. Por outro lado, uma malha com muitos volumes, além de poder trazer efeitos indesejados como divergência numérica, pode também encarecer o projeto devido ao aumento do tempo computacional. Além disso, é desejável que toda a informação física global e que tenha efeito na dinâmica do escoamento esteja contida no domínio computacional. Sendo assim, esse fator também é importante nos estudos de CFD.

O presente trabalho tem por fim sugerir um procedimento para avaliar a escolha da malha e do domínio computacional adequados para o problema de otimização aerodinâmica de nariz de foguete em regime supersônico, tendo como objetivo a redução do coeficiente de arrasto frontal.

¹mscphillipe@gmail.com

²chmcf@gmail.com

³glbertoldo@gmail.com

Nesse caso, o escoamento é considerado invíscido, bidimensional e com simetria axial. Além disso, é apresentada uma solução para o problema de deformação nos volumes da malha, oriundos do processo de otimização. Os resultados obtidos são comparados com os resultados de *benchmark* de Kraiko et al. [5], uma vez que as soluções desses autores não são analíticas, exceto para algumas razões de aspecto.

2 Modelagem Matemática e Numérica

Nessa seção é apresentada uma visão global do problema, onde são exibidas as principais variáveis em questão. Em seguida é colocada a formulação matemática e, por fim, a metodologia numérica empregada. A Figura 1 apresenta um perfil de lei de potência, S, que representa um nariz de foguete de comprimento l_r , raio de base r_b , utilizado como aproximação inicial. O corpo está submetido a um escoamento bidimensional, axissimétrico, supersônico, com parede adiabática e deslizamento na sua superfície. O domínio do problema, por onde o fluido escoou, é delimitado pelas linhas N, S, W, E, que representam os contornos norte, sul, oeste e leste, respectivamente. O domínio e o perfil somados compõem um quarto de elipse, onde a altura (semieixo) é dada por l_b , e a largura (outro semieixo) é dada por $l_a = X_{ent} + l_r$, com X_{ent} representando a distância entre o início do domínio e a ponta do objeto. Todo o sistema está imerso em um escoamento, determinado por um número de Mach de corrente livre, M_∞ , e temperatura de corrente livre, T_∞ . A razão de aspecto, f , é dada em termos do comprimento e do raio da base pela relação $f = l_r/2r_b$.

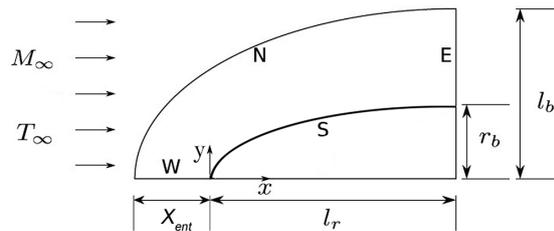


Figura 1: Esboço do domínio.

As condições de contorno aplicadas no domínio são de temperatura, pressão e velocidade na corrente livre prescritas no contorno norte, N, de simetria axial no contorno oeste, W, de condição de deslizamento na superfície, no contorno sul, S, e condição de escoamento supersônico do tipo *outlet* na saída do contorno leste, E. O fluido é considerado o ar na forma padrão. Os dados de entrada referentes às propriedades termodinâmicas do fluido, geometria do domínio e variáveis de escoamento são apresentados na Tabela 1.

Tabela 1: Propriedades termodinâmicas do fluido, variáveis do escoamento e geometria.

Variável	Símbolo	Valor
Comprimento do perfil	l_r	2 m
Raio da base do perfil	r_b	0,5 m
Número de Mach na corrente livre	M_∞	1,5[-]
Temperatura na corrente livre	T_∞	300 K
Razão de calores específicos na corrente livre	γ_∞	1,4
Constante do gás	R_g	287,058 J kg ⁻¹ K ⁻¹
Calor específico na corrente livre	$c_{p\infty}$	1004,703 J kg ⁻¹ K ⁻¹
Pressão na corrente livre	P_∞	100000 Pa

As equações que governam a física do problema são as equações de Euler, como apresentadas

em Economon et al. [2],

$$\mathcal{R}(\phi) = \frac{\partial \phi}{\partial t} + \nabla \cdot \bar{F}^c(\phi) - S = 0, \quad \phi \in \{\rho, \rho \bar{v}, \rho E\}^T \quad (1)$$

onde t representa o tempo, ∇ o gradiente, S é um termo fonte genérico e \bar{F}^c é o fluxo advectivo, dado por

$$\bar{F}^c = \left\{ \begin{array}{c} \rho \bar{v} \\ \rho \bar{v} \times \bar{v} + \bar{I} p \\ \rho E \bar{v} + p \bar{v} \end{array} \right\} \quad (2)$$

Na Eq. (2), ρ é a massa específica do fluido, $\bar{v} = \{u, v\}^T$ é o vetor de velocidades no sistema cartesiano de coordenadas, E é a energia total por unidade de massa e p é a pressão estática. Considerando que o fluido tem um comportamento de um gás perfeito, a temperatura, T , é calculada através da equação dos gases perfeitos, $T = p/\rho R_g$, onde R_g é a constante particular dos gases perfeitos. Para fechar o sistema, a pressão é calculada através da expressão

$$p = (\gamma_\infty - 1) \rho [E - 0,5(\bar{v} \cdot \bar{v})]. \quad (3)$$

O número de Mach da corrente livre, M_∞ , é calculado através de propriedades do fluido como, por exemplo, a razão de calores específicos, γ_∞ , a velocidade e a temperatura, pela expressão $M_\infty = u_\infty/\sqrt{\gamma_\infty R_g T_\infty}$, onde γ_∞ é dado por $\gamma_\infty = 1/[1 - (R_g/c_{p\infty})]$ e $c_{p\infty}$ é o calor específico na corrente livre.

O coeficiente de arrasto é considerado o frontal, levando em conta apenas os efeitos de pressão (omitindo os efeitos viscosos, uma vez que na formulação de Euler despreza-se esses efeitos). A relação do coeficiente de arrasto, C_D , é dada por Bertoldo [1],

$$C_D = \frac{2\pi}{q_\infty A_b} \int_0^{l_r} (p - p_\infty) y \frac{dy}{dx} dx, \quad y = g(x) \quad (4)$$

onde q_∞ é a pressão dinâmica e A_b é a área da base do nariz.

Em relação à parte numérica, as Eqs. (1) e (2) são discretizadas e resolvidas algebricamente por meio do Método de Volumes Finitos desenvolvido por Patankar [6], através do programa SU2. Para os termos advectivos, utiliza-se o esquema JST [4]. A discretização no tempo é dada pela formulação de Euler implícita. Para a solução do sistema algébrico é empregado o suavizador LU-SGS e o solver FGMRES, com uma precisão de 10^{-4} . O critério de Courant–Friedrichs–Lewy (CFL) é mantido como 5. Para o critério de parada, a simulação se encerra quando o coeficiente de arrasto atinge a ordem de 10^{-5} do valor inicial ou ocorre um resíduo mínimo total de 10^{-8} .

Para acelerar a convergência, utiliza-se o método *multigrid* com dois ciclos em V. Além disso, o método adjunto discreto (implementado no SU2) é utilizado para calcular a sensibilidade da função objetivo, C_D , através do gradiente das propriedades do escoamento e a matriz Jacobiana, reduzindo assim o tempo computacional no processo de otimização.

Em relação ao processo de otimização, o programa SU2 utiliza a biblioteca Scipy, implementada no Python, para minimizar o coeficiente de arrasto. Dentre os vários algoritmos de otimização presentes no pacote, o método que apresentou melhor desempenho foi a Programação Sequencial Quadrática, SLSQP de programação não linear, baseada em gradiente. De forma geral, o problema a ser otimizado é dado por,

$$\begin{array}{ll} \text{minimizar} & f(x) \\ \text{sujeito a:} & c_i(x) = 0, \quad i \in \mathcal{E} \\ & c_j(x) \geq 0, \quad j \in \mathcal{J} \\ & lb_n \leq x_n \leq ub_n, \quad n = 1, \dots, N. \end{array} \quad (5)$$

Na Eq. (5), \mathcal{E} e \mathfrak{J} são conjuntos de índices contendo restrições de igualdade e desigualdade, respectivamente. A função objetivo, $f(x)$, que representa o coeficiente de arrasto frontal, C_D , torna-se consecutivas funções quadráticas e suas restrições ($c_i(x)$ e $c_j(x)$), consecutivas funções lineares. Sendo assim, os problemas vão sendo resolvidos de forma iterativa. A cada iteração o método SQP resolve o problema quadrático,

$$\begin{aligned} \text{minimizar} \quad & \nabla^T f(x^k) d + \frac{1}{2} d^T H(x^k, \lambda^k, \mu^k) d \\ \text{sujeito a:} \quad & c_i(x^k) + \nabla^T c_i(x^k) d = 0, \quad i \in \mathcal{E} \\ & c_j(x^k) + \nabla^T c_j(x^k) d \geq 0, \quad j \in \mathfrak{J} \end{aligned} \quad (6)$$

a fim de se determinar a melhor direção de busca, d^k , a partir de x^k e, com isso, caminhar para o próximo passo, $x^{k+1} = x^k + a_k d^k$, onde $a_k \in (0, 1]$. A função $H(x^k, \lambda^k, \mu^k)$ cumpre o papel de tentar aproximar a matriz Hessiana da função de Lagrange. A próxima seção é destinada a apresentar a metodologia empregada para encontrar o domínio e a malha ideal.

3 Teste de Malhas e Domínio

Essa seção é dedicada aos testes de malha e domínio. Contudo, primeiramente é realizado um teste que tem por objetivo avaliar o funcionamento do programa, ou seja, se o programa está resolvendo de forma adequada o escoamento externo para o problema proposto. Testes mais completos de verificação e validação sobre o programa SU2 podem ser checados em [3]. Sendo assim, simula-se um escoamento sobre um perfil cônico com Mach 2,73 e razão de aspecto 3 em quatro níveis de malha (estruturada e com espaçamento uniforme): 200×100 , 400×200 , 800×400 e 1600×800 volumes (axial \times radial). Os resultados comparados com o coeficiente de arrasto obtido por Taylor & Maccoll [8], $C_D = 0,082880590432055$ são apresentados na Tabela 2, com o estimador de erro GCI, Roache [7]. De acordo com a tabela, nota-se que quanto maior o tamanho da malha, menor é a diferença relativa, que chega na ordem percentual de 10^{-4} . Isso indica que o escoamento está sendo resolvido de forma satisfatória.

Tabela 2: Coeficientes de arrasto para um cone de $f = 3$ e $M_\infty = 2,73$.

Malha	Elementos	C_D	Diferença Relativa(%)
M1	200×100	0,08286 (3)	0,019595095
M2	400×200	0,08287 (3)	0,006680988
M3	800×400	0,08288 (1)	0,001826122
M4	1600×800	0,082880 (4)	0,000189765

No próximo passo determina-se a quantidade de variáveis de otimização (VO), e o tipo de distribuição utilizada. Para essa análise foram utilizados três níveis de malhas, M1, M2 e M3 com respectivos 100×25 , 200×50 e 400×100 volumes. Em relação às variáveis de otimização, testou-se três casos: 7, 10 e 20 VO com $M_\infty = 1,5$ e $f = 2$. Em testes prévios não foram constatadas mudanças significativas (sempre na ordem de 0,04%) nos resultados relativos à forma com que se distribui as VO, exceto pelo fato de ser necessário acumular mais pontos na ponta do nariz. Sendo assim, optou-se por fazer distribuições geométricas tais que $h_1 \approx 10^{-3}$. Partindo desse princípio, obteve-se três progressões geométricas com razões $r = 1,9$, para 7 VO, $r = 1,75$, para 10 VO, e $r = 1,3$, para 20 VO. A Figura 2 ilustra um perfil otimizado para $M_\infty = 1,5$, $f = 2$ e 7 VO denotadas pelos pontos em vermelho (as extremidades não contam, pois são fixas).

Antes de iniciar os testes para avaliar a extensão do domínio, parte-se de uma malha inicial M0 (200×50) com perfil de lei de potência com $n = 0,551$ e 7 VO. A Figura 3 a) ilustra essa configuração. O coeficiente de arrasto para esse perfil inicial foi de $C_D = 0,152759$. Após a otimização, o perfil obtido juntamente com o campo de Mach é apresentado na Figura 3 b). O

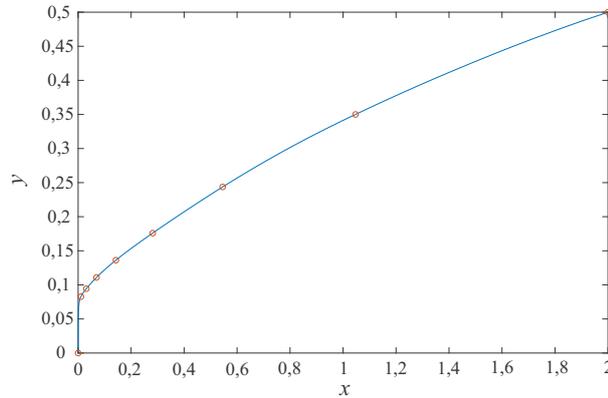


Figura 2: Distribuição de pontos no perfil otimizado $M_\infty = 1,5$, $f = 2$, para 7 variáveis de otimização.

coeficiente de arrasto otimizado ficou em $C_D = 0,146246$ (com uma diferença relativa à Kraiko et al. [5], $C_D = 0,144$, de 1,54%). Além disso, o campo de Mach indica que o domínio está adequado, uma vez que todos os fenômenos (no caso do presente trabalho, apenas onda de choque denotada por tons de laranja e verde) estão inseridos no domínio. Para diferentes números de Mach ou razões de aspecto deve-se observar a inserção dos fenômenos no domínio, principalmente ao estudar outros regimes como transônico e subsônico. Nesse cenário, por exemplo, o domínio deve ser largamente ampliado.

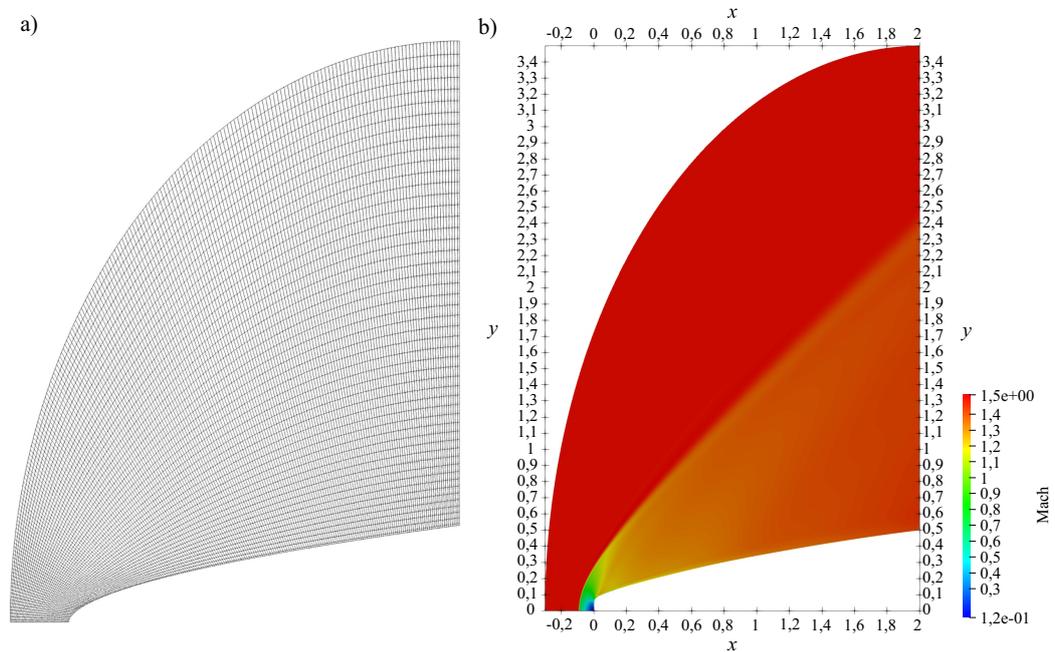


Figura 3: Malha inicial partindo da lei de potência com $n = 0,551$ e perfil otimizado para o número de Mach 1,5, $f = 2$, e M_0 com 200×50 volumes.

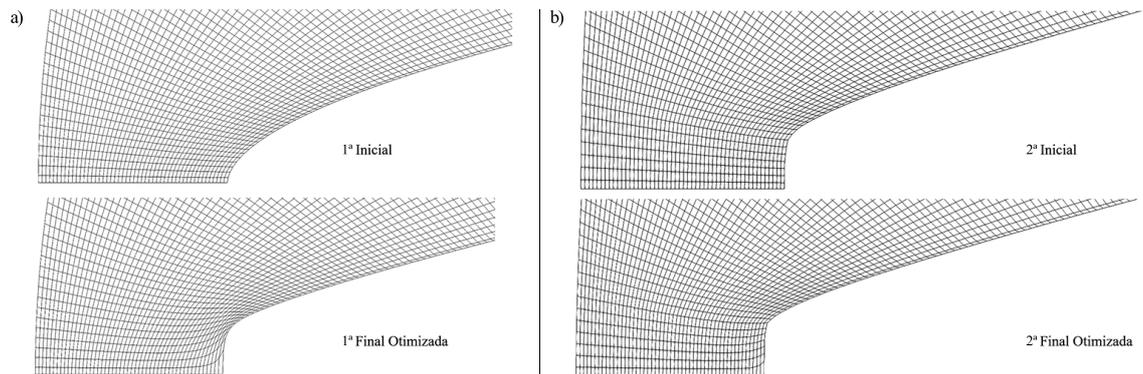


Figura 4: Detalhe das malhas inicial e final para $M_\infty = 1,5$, $f = 2$ e 7 VO nas: a) primeira otimização; b) segunda otimização.

Ao realizar esse procedimento de otimização, ocorrem distorções dos volumes próximos à origem, no início do perfil. Esse é um comportamento inerente ao processo de otimização e das sucessivas deformações que a malha sofre ao longo das iterações. A Figura 4 a) ilustra esse fenômeno.

Para contornar esse problema, é realizada uma nova otimização com uma malha gerada a partir do perfil otimizado obtido no procedimento anterior (primeira otimização). Sendo assim, a malha inicial da segunda otimização tem por característica preencher com mais volumes o perfil vertical que compreende o início do nariz e, assim, obter informações mais precisas da dinâmica do escoamento nessa região. A Figura 4 b) ilustra esse cenário, além de também apresentar o respectivo perfil otimizado. Nota-se que, após a segunda otimização, o perfil final já não apresenta uma malha computacional com grandes distorções de volumes. Além disso, o coeficiente de arrasto reduz para $C_D = 0,145862$, que representa uma diferença percentual de 1,27% em relação ao resultado de Kraiko et al. [5].

A próxima análise visa avaliar o número de variáveis de otimização e o tamanho da malha. Nesse teste, analisa-se 7, 10 e 20 VO e três níveis de malha: M1, M2 e M3, com 100×25 , 200×50 e 400×100 volumes, respectivamente. Em todos os casos, parte-se de uma geometria inicial gerada a partir do primeiro perfil otimizado, ilustrado na Figura 4 b). Os resultados das simulações, tempos computacionais e diferenças percentuais são apresentados na Tabela 3.

Tabela 3: Coeficientes de arrasto para as malhas M1, M2 e M3 com 7, 10 e 20 VO.

VO	Malha	Volumes	Distribuição	C_D	Tempo (hh:mm:ss)	Diferença Kraiko et al. (%)
7	M1	2500	100×25	0,14590636	00:13:54	1,31
	M2	10000	200×50	0,14586223	00:28:54	1,28
	M3	40000	400×100	0,14558524	01:58:34	1,09
10	M1	2500	100×25	0,14592876	00:04:48	1,32
	M2	10000	200×50	0,14583234	00:14:01	1,26
	M3	40000	400×100	0,14555507	01:19:59	1,07
20	M1	2500	100×25	0,14591040	00:26:15	1,31
	M2	10000	200×50	0,14581262	00:22:28	1,24
	M3	40000	400×100	0,14554400	01:30:21	1,06

Pela Tabela 3, nota-se que não há mudanças significativas quanto ao número de variáveis de otimização utilizadas nas simulações. Por outro lado, é observado uma melhora no C_D em relação ao refino da malha. Malhas com mais volumes tendem a gerar coeficientes de arrasto menores, o que

significa perfis geométricos melhores. A média entre todos os cenários de variáveis de otimização foi de 1,31% para malha M1 enquanto para malha M3 foi de 1,07%. Isso significa uma melhora de 18,3%, o que ressalta a importância da quantidade apropriada de volumes na malha.

4 Conclusão

O presente trabalho abordou aspectos importantes sobre os procedimentos iniciais, quando pretende-se realizar um trabalho de simulação em CFD. Primeiro, partiu-se de um caso simples (do perfil cônico), para testar o programa e verificou-se que a diferença relativa percentual atingiu ordem de 10^{-4} . Com isso, pôde-se assegurar que o problema relativo ao escoamento estava sendo bem resolvido.

Ao realizar o teste de variáveis de otimização, identificou-se que a distribuição de variáveis não altera o resultado de forma significativa. O acúmulo de variáveis no início o perfil (região importante para otimização) é indicado.

No processo de otimização verificou-se que ocorre uma distorção nos elementos da malha próximos ao início do perfil, o que pode levar a um perfil passível de mais otimização e melhoras no coeficiente de arrasto. Ao repetir o processo de otimização, partindo-se do primeiro perfil ótimo, constatou-se que há uma redução de 1,54% para 1,27%. Para outras condições (f e M_∞) podem ser necessários até 3 processos sucessivos de otimização para corrigir essas distorções.

Ao realizar um teste com 7, 10 e 20 variáveis de otimização e três níveis de malha, verificou-se que não há diferenças significativas em relação ao número de VO. Por outro lado, ao aumentar a malha, nota-se uma melhora no coeficiente de arrasto, podendo chegar a até 18,3% de diferença. Outro aspecto importante é o tempo computacional de otimização, que ficou abaixo de 1 hora e 30 minutos. Isso torna o programa SU2 uma boa alternativa para a obtenção de perfis geométricos ótimos em escoamentos externos.

Embora o presente trabalho envolva escoamento externo e otimização do perfil de nariz de foguete, o procedimento adotado aqui (ou parte dele) pode ser estendido para outros problemas de CFD, podendo auxiliar na redução de custos computacionais e elaboração de cronogramas.

Referências

- [1] Guilherme Bertoldo. “Otimização Aerodinâmica de Newton com base nas Equações de Navier-Stokes”. Tese de doutorado. UFPR, 2014.
- [2] T. D. Economon et al. “SU2 An Open-Source Suite for Multiphysics Simulation and Design”. Em: **AIAA Journal** 54.3 (2016).
- [3] T.D Economon e E. V. D. Weide. Acesso online 2021-10-09. SU2. 2021. URL: <https://github.com/su2code/VandV>.
- [4] A. Jameson, W. Schmidt e E. Turkel. “Numerical Solution of the Euler Equations by Finite Volume Methods Using Runge-Kutta Time Stepping Schemes.” Em: **AIAA Journal** (1981).
- [5] A. Kraiko et al. “Axisymmetric nose shapes of specified aspect ratio, optimum or close to optimum with respect to wave drag”. Em: **Journal of applied mathematics and mechanics** 67.5 (2003), pp. 703 –730.
- [6] S. Patankar. **Numerical heat transfer and fluid flow**. CRC press, 1980.
- [7] P. J. Roache. “Verification and Validation in Computational Science and Engineering.” Em: **Hermosa, Albuquerque, USA** (1998).
- [8] G. I. Taylor e J. W. Maccoll. “The Air Pressure on a Cone Moving at High Speeds.” Em: **Proceedings of the Royal Society of London A** 139.838 (1933), pp. 278–297.