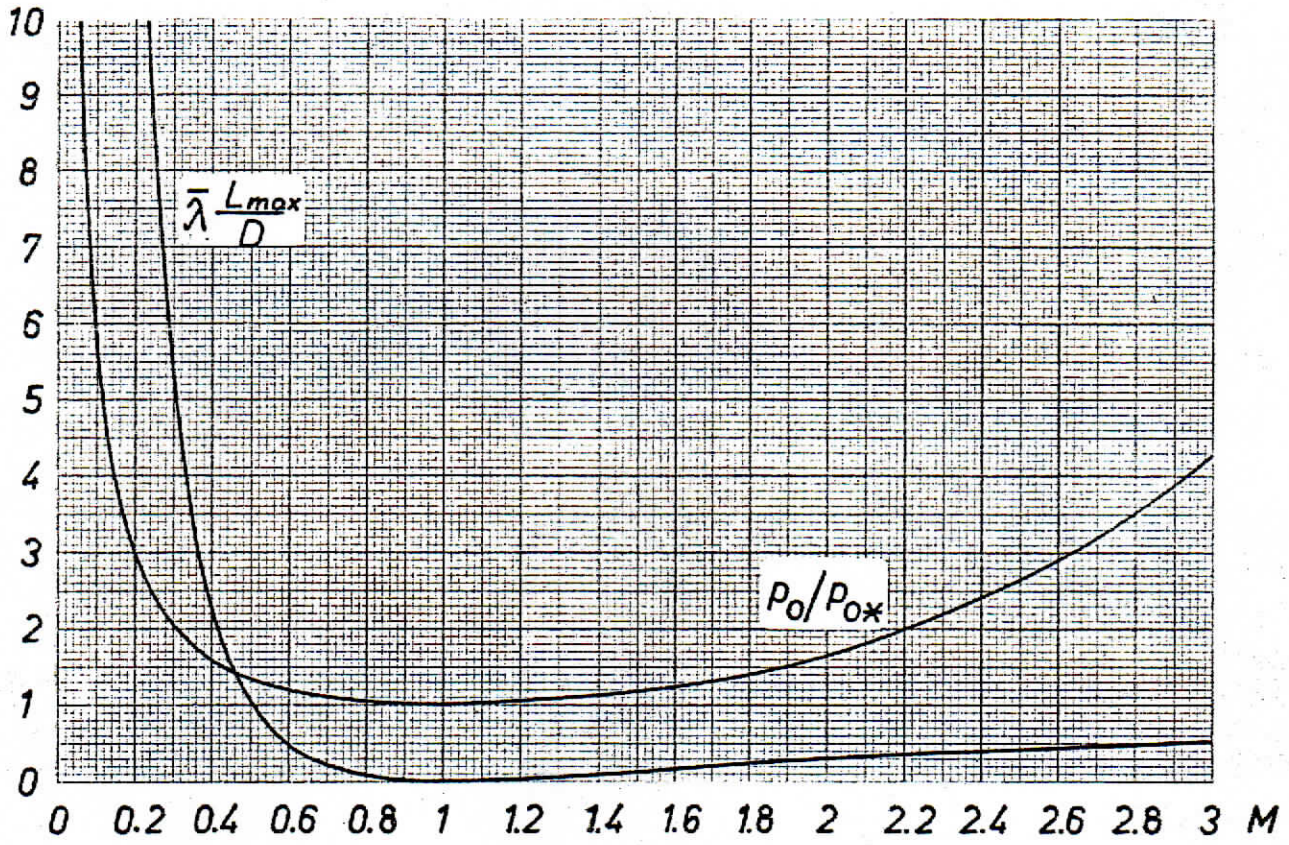
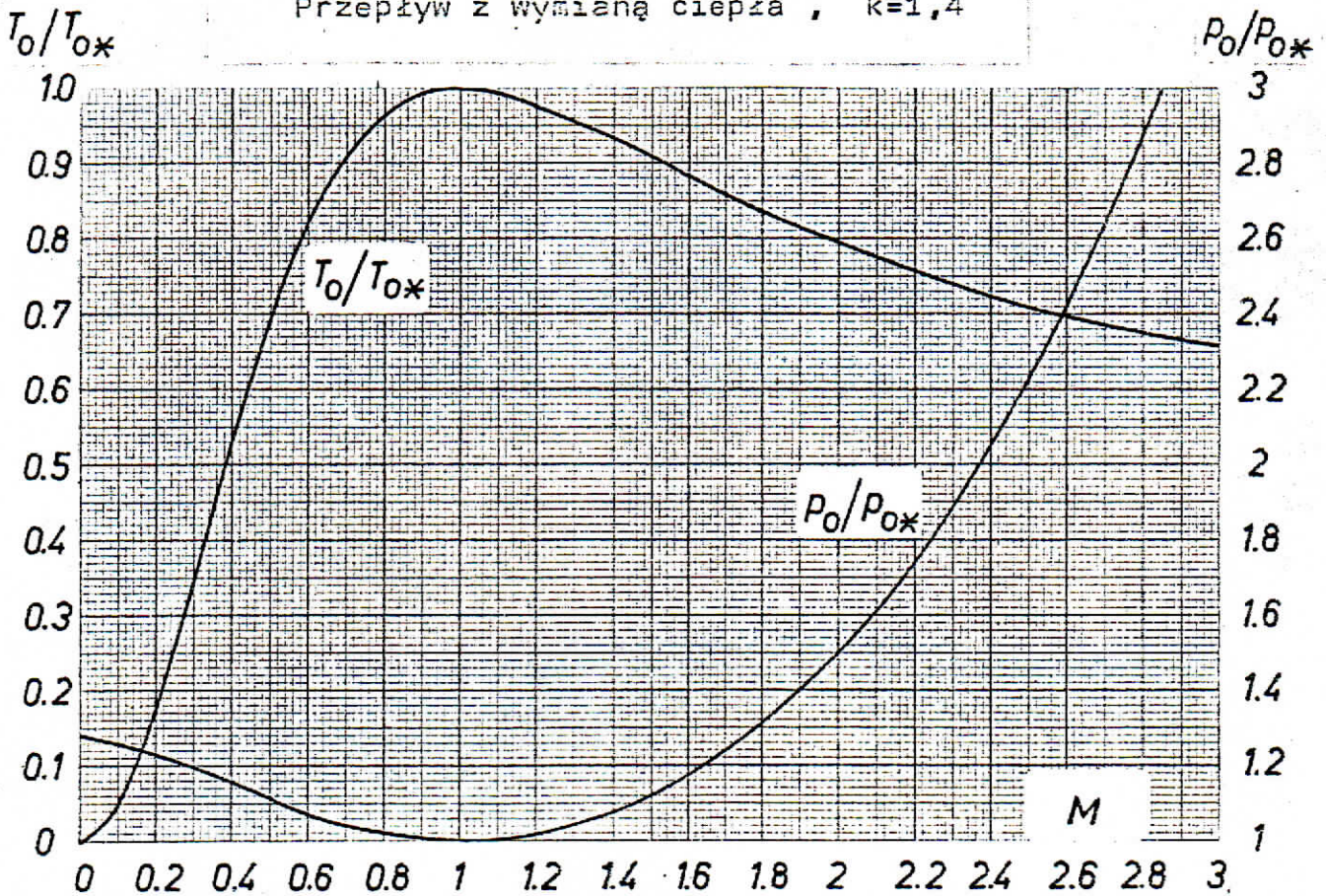


Przepływ adiabatyczny z tarcieniem, $k=1,4$




Przepływ z wymianą ciepła, $k=1,4$



II) Zwięksi maksymalny przyrost temperatury nie prowadzący do rozwarzenia przysięgn, jeśli przed ograniem $M_1 = 0.4$; $T_1 = 500K$.

$M_1 = 0.4, T_1 = 500K \rightarrow T_{01} = \frac{T_0}{T} |_{M_1}; T_1 = \frac{1}{T_0 |_{M_1}} \cdot T_1, T_{0*} = \frac{T_{0*}}{T_0} |_{M_1}; T_{01} = \frac{1}{T_0 |_{M_1}} \cdot T_{0*}$

1)  2) T_2 jest maksymalne, gdy $M_2 = 1$; $T_{02} = T_{0*}, T_2 = \frac{T_0}{T} |_{M_2} \Rightarrow T_{02} = \frac{T_0}{T_0 |_{M_1}} \cdot T_{0*}$

Dołącznik: $T_{01} \approx 510K, T_{0*} \approx 729K, T_2 \approx 605K. \Delta T \approx 105K$.

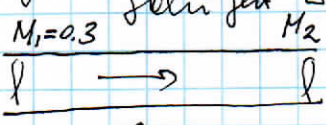
III) Gaz ma temperaturę 500K i porusza się z prędkością 100 m/s. Ile ciepła można - konajmniej - odebrać od tego gazu?

$k = 1.33, R \approx 462 \text{ m}^2/\text{s}^2 \cdot \text{OK}$

Entalpie całkowite: $i_0 = \frac{u^2}{2} + \frac{a^2}{k-1}$. Tyle. $a^2 = kRT$.

IV) W prędkości wlotowej do ogrzewania przewodu liczba Macha wynosi 0.3. Wypręż z rury odległe się do atmosfery. Tam jest $p_A = 1b, T_1 = 300K$.

Jelkie - konajmniej - powinno być ciśnienie w prędkości wlotowej, jeśli przyrost entalpii całkowitej (temp. całkowitej) jest maksymalny? Jeśli jest wzrost temperatury?



$p_{zaw} = 1b$ Maksymalne ilości ciepła (- i tym samym maksymalny wzrost T_0 -) może być tylko wtedy, gdy $M_2 = 1$.

Wtedy $T_{02} = T_{0*}, p_{zaw} \geq p_2, p_1 = p_A$.

Znajdujemy T_{0*} . Ponieważ znamy T_1 i M_1 , to $T_{01} = \frac{T_0}{T} |_{M_1}; T_1 = \frac{1}{T_0 |_{M_1}} \cdot T_1$

Odeznajemy $\frac{T_0}{T} |_{M_1} \approx 0.99$ i $T_{01} \approx 303K$.

Teraz znajdujemy T_{0*} . $T_{0*} = \frac{T_{0*}}{T_{01}} \cdot T_{01} = \frac{1}{T_{0*} |_{M_1}} \cdot T_{01} \approx 865K$.

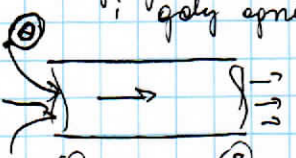
$\Delta T_0 = T_{0*} - T_{01} \approx 562K$.

Ciśnienie: najniższe ciśnienie w prędkości wlotowej to p_2 ... A więc:

$p_1 = p_2 \frac{1+k}{1+kM_1^2} \approx 2.15b$.

V) Sprężarka zasysa powietrze z atmosfery: $p_A = 1b, T_A = 300K$.

Powinno wystąpić, jeśli konajmniej można zasnąć w sytuacji, gdy w przewodzie sprężym słabiej podgrzewanie temperaturę T_0 wzrasta o 100K i gdy ogrzewanie braki. Idzie o wydatek maksymalne.



Porównujemy wydatki: $\frac{Q_1}{Q'} = \frac{S_1 u_1 A}{S'_1 u'_1 A} = \frac{S_1 \cdot u_1}{S'_1 \cdot u'_1} = \frac{\text{wydatek we wlocie}}{\text{wydatek we wlocie}'}$

1) 2) Przymiarane wielkości dotyczą przypadku z ogrzewaniem.

Dla braku ogrzewania: $M_1 = 1$ - konajmniej. A więc: $u_1 = M_1 \cdot a_1 = M_1 \cdot \frac{a_0}{a_0} (M_1) \cdot a_0$
 a_0 to prędkość dźwięku w atmosferze, $M_1 = 1$.

$S_1 = S_0 \cdot \frac{S_0}{S_0} (M_1)$, z oznaczeniem jak poprzednio.

Dla gazu opowiadającego w przekroju ① linia Macha jest mniejsza od jednostki, $M_1 < 1$, bo wzdłuż opowiadającego przewodu jest wzrost wartości M , aż do $M_2 = 1$, bo wysłatek jest maksymalny. Pomiar $T_{01} = T_A$, to $T_{02} = T_{0*} = T_{01} + \Delta T_0 = T_A + \Delta T_0$

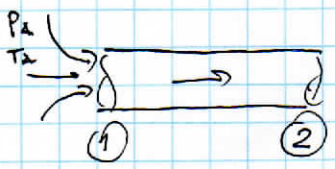
W przekroju ① jest więc tak: $\frac{T_0}{T_{0*}}(M_1) = F(M_1) = \frac{T_{01}}{T_{0*}} = \frac{T_A}{T_A + \Delta T_0}$

Otrzymujemy: $\frac{T_0}{T_{0*}}(M_1) = 300/400 \rightarrow M_1 \approx 0.47$

Postępujemy dalej jak poprzednio i piszemy: $u_1 = M_1 \cdot a_1 = M_1 \cdot \frac{a_0}{\rho_0} (M_1)$ do $\rho_1 = \rho_0 \frac{\rho}{\rho_0}(M_1)$. W rezultacie - po skróceniu a_0 i ρ_0 mamy

$$\frac{Q}{Q'} = \frac{\frac{a_0}{\rho_0}(1) \cdot \frac{\rho}{\rho_0}(1)}{M_1 \frac{a_0}{\rho_0}(M_1) \frac{\rho}{\rho_0}(M_1)} \approx \frac{0.91 \cdot 0.63}{0.47 \cdot 0.98 \cdot 0.89} \approx 1.4$$

⑥ To samo, gdy zadaniem jest przyrost temperatury, a nie temperatury całkowitej.



Problemem jest wyznaczenie M_1 .

Piszemy: $T_1 = \frac{T}{T_0}(M_1) \cdot \frac{T_0}{T_{0*}}(M_1) \cdot T_{0*}$

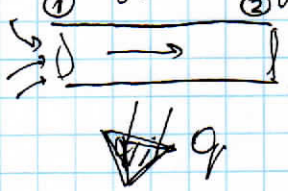
$T_{0*} = \frac{T_0}{T}(1) \cdot T_2 = \frac{1}{\frac{T}{T_0}(1)} \cdot (T_1 + \Delta T)$

Łączymy te zapisy: $T_1 = \frac{T}{T_0}(M_1) \cdot \frac{T_0}{T_{0*}}(M_1) \cdot \frac{1}{\frac{T}{T_0}(1)} (T_1 + \Delta T)$

Ale $T_1 = \frac{T}{T_0}(M_1) \cdot T_{01} = \frac{T}{T_0}(M_1) \cdot T_A$

Wstawiamy to wyrażenie do poprzedniego. Otrzymujemy drugie wyrażenie w którym niewiadomą jest M_1 . Najprościej jest zastanowić się nad liczbą Macha i temperaturą z wyrażenia do obliczenia $\frac{T}{T_0}(M_1)$ (entropia!) i $\frac{T_0}{T_{0*}}(M_1)$ (z wyrażenia poprzedniego).

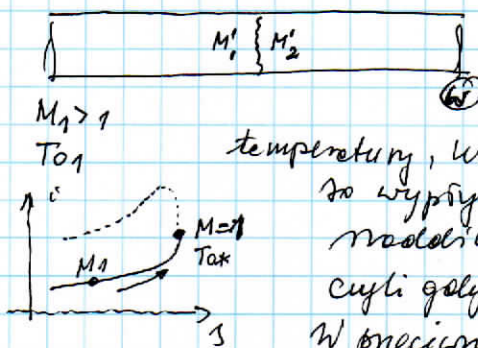
UWAGA: Opowiadanie przewodu przez rozdzielony rozpręgniwy wysłatek. A chłodzenie? Przyjmijmy, że rura jest chłodzona. Chłodzenie redukuje liczbę Macha. A więc najważniejszą wartość M jest w przekroju wlotowym. Wartością tą jest $M_1 = 1$.



To tyle, ile by było gdyby nie wystąpiło chłodzenie. Oczywiście, chłodzenie zwiększa masę właściwą i do - ewentualnie - usytuowania za obliczenia chłodzenia silnikiem tłokowym (stała objętość cylindru!) musi być zważona większa masa całkowita paliwa-powietrza albo powietrza. Tym samym siła prędkości "przewodząca" większą masę całkowitą.

Podkreślamy, że jest ~~tak~~ tylko w wyniku wzrostu ρ (miejscowej), a nie jest rezultatem zwiększenia przepływu w kolektorze szeregowym i porównaniu z rozprężaniem, gdy brakuje chłodzenia kolektora.

Zajmijmy się przypadkiem ruchu modelowego w przewroju przy poprzedzającym odwróceniu ogniw.



Jeśli przyrost temperatury całkowitej jest niewielki: $T_0' = T_{01} + \Delta T_0$ nie przewroju $T_{0x} = \frac{T_{02}}{T_{01}} T_{01}$, czyli takiej temperatury, które jest najwyżej albo niższe z $M > 1$, to wypływu z rury odległej się z przelotem modelowym. Jest tak, gdyż $P_2 \leq P_1$, czyli gęstość ciśnienia wylotowe nie jest niższe od wlotowego.

$P_2 = \rho a$ z uwagi. Dla $M \geq 1$ w gęstości $P_2 P_1$

W precyzyjnym przypadku powstanie fala uderzeniowa. Jej "położenie" jest takie, by wypływał ciśnienie ujednolicono...

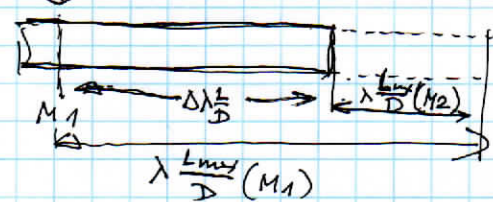
A jeśli T_0' - po ogrzaniu - jest wyższe, niż T_{0x} ? Wówczas dostarczane ilości ciepła wylotowe ruchu modelowego w "cołej" rurze... Znowu pojawia się fala uderzeniowa.

Jej położenie - i związane z tym podział przyrostu temperatury - jest taki, by ciśnienie wylotowe (ruch modelowy!) było zgodne z ciśnieniem rzeczywistym.

Zadanie tego rodzaju opiera się na przeliczeniach, albo w tym celu w ich rozwiązaniu uwzględniać rozmaite warianty ujednolicono ciśnienia wylotowego: wybór "niektóre" przyrostu temperatury całkowitej.

VII

Przez przewód w którym występuje zmniejszenie fazy podany gaz o $k=1.4$. Wyznaczymy $\Delta(\lambda \frac{L}{D})$ pomiędzy dwoma przewrotami, w których liczby Macha wynosi 0.4 i 0.8.



Od miejsca, w którym liczba Macha $M = M_1$ do końcowego z $M = 1$ potrzeba $\lambda \frac{L_{max}}{D}(M_1)$.

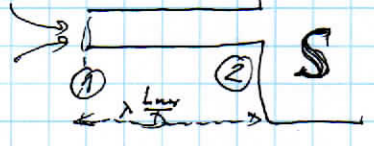
Analogicznie: od miejsca, w którym jest $M = M_2$ potrzeba $\lambda \frac{L_{max}}{D}(M_2)$ by uzyskać $M = 1$.

Wobec tego $\Delta \lambda \frac{L}{D} = \lambda \frac{L_{max}}{D}(M_1) - \lambda \frac{L_{max}}{D}(M_2) = 2.2 - 0.1 = 2.1$

VIII

Sprężarka zarys powietrze z atmosfery przez przewód o $\lambda \frac{L}{D} = 3$. Ile razy mniejszy jest wylotowy w porównaniu z sytuacją braku rury? $p_A = 1 \text{ bar}$, $T_A = 300 \text{ K}$.

$$\frac{Q'}{Q} = \frac{p' u' A}{p u A} = \frac{\frac{p'}{p_0} \cdot p_0 \cdot M_1' \cdot \frac{Q}{A_0}(M_1')}{\frac{p}{p_0} \cdot p_0 \cdot M_1 \cdot \frac{Q}{A_0}(M_1)} = \frac{\frac{p'}{p_0}(M_1') \cdot M_1' \cdot \frac{Q}{A_0}(M_1')}{\frac{p}{p_0}(M_1) \cdot M_1 \cdot \frac{Q}{A_0}(M_1)}$$



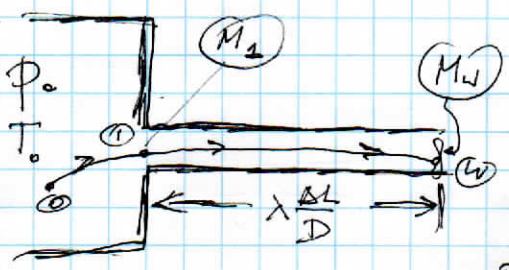
M_1 odparcie brzości rury. Maksimum: $M_1 = 1$
 M_1' - przypadek z rury. M_1' jest takie, że po w przewroju ② osiąga liczbę Macha $M_2 = 1$.

A więc: $\lambda \frac{L_{max}}{D}(M_1) = 3 \Rightarrow M_1 = 0.36$

$$\frac{Q'}{Q} = \frac{0.94 \cdot 0.36 \cdot 0.99}{0.63 \cdot 1 \cdot 0.91} \approx 0.58$$

IX Dość długie...

W zbiorniku znajduje się powietrze. Ciśnienie = 2,5 b, temperatura 300 K. Gaz wypływa do atmosfery ($p_A = 1 b$) przez rurę $\lambda \frac{\Delta L}{D} = 3.5$. Jaka jest liczba Macha w przekroju wlotowym do rury? Jaka jest prędkość w przekroju wylotowym?



W przekroju wylotowym $p_1 = p_2$ dla $M_1 < 1$ a dla $M_2 = 1$ $p_1 > p_2$

Trzeba tak dobrać tak M_1 , by realizować ten warunek...

Po wyznaczeniu takiej liczby Macha M_2 i znowu M_2 z tabelicą określamy T_2 i a_2 oraz u_2 :

$$T_2 = T_0 / (1 + \frac{\gamma-1}{2} M_2^2), \quad a_2 = \sqrt{\gamma R T_2}, \quad u_2 = M_2 \cdot a_2$$

Ważne pamiętać, że przy zachowaniu energii temperatura całkowite nie ulega zmianie i w ogóle wynosi tyle, ile w zbiorniku.

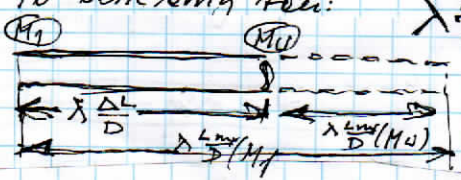
Jasne, że $p_{01} = p_0$. Ciśnienie statyczne zmienia się wzdłuż rury... Nie zmienia się - co oczywiście - jeśli $M = 1$. To p_{0*} .

Pitamy: $p_1 = \frac{p}{p_0}(M_1) \cdot \frac{p_0}{p_{0*}}(M_2) \cdot \frac{p_{0*}}{p_0}(M_1) \cdot p_0$

Trzeba zabrać M_1 . Odczytać $\lambda \frac{L_{max}}{D}(M_1)$. Znaleźć $\lambda \frac{L_{max}}{D}(M_2)$.

To obliczamy ten:

$$\lambda \frac{L_{max}}{D}(M_2) = \lambda \frac{L_{max}}{D}(M_1) - D \left(\lambda \frac{L}{D} \right)$$



obliczenie notujemy w tabeli

NR	M_1	$\lambda \frac{L_{max}}{D}(M_1)$	$\lambda \frac{L_{max}}{D}(M_2)$	M_2	$\frac{p_0}{p_{0*}}(M_1)$	$\frac{p_0}{p_{0*}}(M_2)$	$\frac{p}{p_0}(M_2)$	p_1
1	0,35	3,5	0,0	1	1,6	1	0,528	0,825
2	0,3	5	1,5	0,42	2	1,4	0,86	1,5
3	0,31	4	0,5	0,6	1,8	1,3	0,76	1,37
4	0,32	3,8	0,3	0,75	1,75	1,15	0,62	1,01

Wynik: M_2 to około 0,75, a $M_1 \approx 0,32...$

$$T_2 = \frac{T_0}{10}(M_2) \cdot T_0 = 0,9 \cdot 300 \approx 270 K, \quad a_2 \approx 329 m/s, \quad u_2 = M_2 a_2 \approx 247 m/s$$

Identyfikowanie M_2 z tabelicą co do $\lambda \frac{L}{D}$ dla $M \approx 1$ jest trudne i powinno być wycofane odpowiednich "warów".

Ważne pamiętać, że przy zachowaniu energii temperatura całkowite nie ulega zmianie i w ogóle wynosi tyle, ile w zbiorniku. Zamiast zabrać $\lambda \frac{L_{max}}{D}$ należy przyciągnąć ΔT_0 . Postępując analogicznie odbramy liczbę Macha w przekroju wlotowym w taki sposób, by uzyskać odpowiedni ciśnienie w przekroju wylotowym.