



توسعه روش باند گراف جهت مدل سازی نازل غیر آیزنتروپیک

احمد صانعی^۱، علیرضا باصحتب نوینزاده^{۲*}

۱- دانشجوی دکتری، مهندسی هواپیما، دانشگاه صنعتی خواجه نصیرالدین طوسی، تهران

۲- استادیار، مهندسی هواپیما، دانشگاه صنعتی خواجه نصیرالدین طوسی، تهران

* تهران، صندوق پستی ۱۵۸۷۵، ۴۴۱۶

اطلاعات مقاله

مقاله پژوهشی کامل

دریافت: ۰۴ مهر ۱۳۹۳

پذیرش: ۱۲ دی ۱۳۹۲

ارائه در سایت: ۲۲ تیر ۱۳۹۳

کلید واژگان:

باند گراف

سیال تراکم پذیر

نازل همگرا و اگرا

جربان غیر آیزنتروپیک

شوک قائم

چکیده

در مقاالتی که تاکنون در زمینه مدل سازی سیستم‌های تراکم پذیر به روش باند گراف منتشر شده، جریان آیزنتروپیک فرض شده است؛ اما در نازل‌های همگرا-و اگرا، در محدوده‌ای از نسبت فشارها، در قسمت واگرای نازل شوک عمودی اتفاق می‌افتد که فرض آیزنتروپیک بودن جریان را نامعتبر می‌کند. در این مقاله برای درنظر گرفتن اثرات شوک عمودی، میدان طوفی NIKE معرفی می‌شود. این میدان، علاوه بر درنظر گرفتن انرژی جنبشی سیال و معادلات مومنتوم، قادر است محل ایجاد شوک قائم در قسمت واگرای نازل را مدل سازی نماید. چگونگی کاربرد میدان انرژی NIKE در قالب یک مثال ساده توضیح داده خواهد شد و نشان داده می‌شود که نیروی پیشرانش به دست آمده از شبیه‌سازی، با روابط تحلیلی مطابقت دارد. از آنجایی که میدان معرفی شده جربان‌های غیر آیزنتروپیک را مدل می‌کند، این میدان می‌تواند برای مدل سازی نیروی پیشرانش راکت موتورها و تراسترهای در حالت‌های گذرا مورد استفاده قرار گیرد. مزیت دیگر مدل ارائه شده این است که می‌تواند به راحتی در نرم افزارهای مانند اماس و ان، توئنی سیم و سیمبولس به کار گرفته شود؛ بنابراین با استفاده از خواص ساختاری باند گراف، معادلات ساختاری مدل سازی می‌توانند با استخراج و باستفاده از روش‌های عددی مناسب حل می‌شوند و نیاز به استخراج معادلات به صورت دستی و حل آن‌ها مرتفع می‌گردد.

Development of bond graph approaches for modeling of a non-isentropic nozzle

Ahmad Sanei, Alireza Basohbat Novinzadeh*

Department of Aero-space Engineering, Khajeh Nasireddin Toosi University, Tehran, Iran
* P.O.B. 4416-15875, Tehran, Iran, novinzadeh@kntu.ac.ir

ARTICLE INFORMATION

Original Research Paper
Received 26 September 2013
Accepted 02 January 2014
Available Online 13 July 2014

Keywords:
Bond Graph
Compressible fluid flow
Converging-diverging nozzle
Non-isentropic flow
Normal shock

ABSTRACT

In the papers published on compressible fluid using Pseudo Bond Graph approach, isentropic flow is assumed. However in a converging- diverging nozzle, for a specific pressure ratio, the assumption of isentropic flow is invalid. For the purpose of considering normal shock effects, this paper introduces a new field (NIKE-field) to the pseudo bond graph. The output of the new field can be also used to determine normal shock position and to extract momentum equation as well. In the following, the methodology developed in this paper has been applied a simple pedagogic example. Simulation result is validated by comparison with the analytical result. As the new field can be modeled non-isentropic flow, it can be used to for modeling rockets motors and thrusters in transient state. One of another advantage of new field is that it can be easily used in many software applications like MS1, SYMBOLS2000 and 20SIM®; therefore, With regard to the systematic derivation of a mathematical model from a bond graph in these softwares, there is no need to derive any state equations and their solutions.

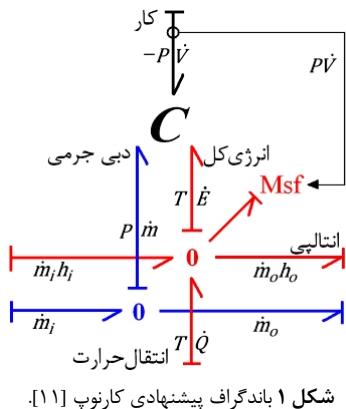
از طرف دیگر در سیستم‌های تراکم پذیر، به دلیل وابستگی خواص ترمودینامیکی، علاوه بر معادلات پیوستگی، مومنتوم و انرژی، لازم است معادله حالت سیستم نیز در نظر گرفته شود. این موضوع معادلات حاکم بر سیستم را به شدت غیر خطی و پیچیده می‌سازد. مقالات زیادی در مورد مدل سازی سیستم‌های ترمودینامیکی و تراکم پذیر به روش باند گراف به چاپ رسیده است که در همه آن‌ها به دلیل پایین بودن سرعت سیال، از انرژی جنبشی در مقابل انرژی ناشی از آنتالپی صرف نظر شده است. به عنوان مثال در المان معرفی شده (CETF) توسط اولد و همکارانش، از انرژی جنبشی صرف نظر شده است [۷]. آقای جزیری و مدжаهر نیز در مدل سازی سیستم ترموموسلالاتی، انرژی جنبشی سیال را به دلیل کم بودن سرعت

۱- مقدمه روش‌های متعددی برای مدل سازی سیستم‌های دینامیکی وجود دارد، اما در این میان روش باند گراف یکی از کارآمدترین روش‌های مدل سازی است که قادر است سیستم‌هایی که رفتار غیر خطی داشته و با حوزه‌های مختلف انرژی (سیستم‌های مکانیکی، هیدرولیکی، الکتریکی، پنوماتیکی، ترمودینامیکی) در ارتباط هستند را به راحتی مدل نماید [۱-۳]. از آنجایی که باند گراف یک روش گرافیکی است و می‌تواند معادلات حالت را به صورت سیستماتیک استخراج کند، نرم افزارهای زیادی در این خصوص ارائه شده‌اند که از جمله آن‌ها می‌توان به نرم افزارهای توئنی سیم [۴]، اماس و ان [۵] و سیمبولس [۶] اشاره نمود.

Please cite this article using:

A. Sanei, A.R. Basohbat Novinzadeh, Development of bond graph approaches for modeling of a non-isentropic nozzle, *Modares Mechanical Engineering*, Vol.14, No. 6, pp. 99-106, 2014 (In Persian)

برای ارجاع به این مقاله از عبارت ذیل استفاده نمایید:



شکل ۱ باند گراف پیشنهادی کارنوب [۱۱]

که در آن زیرنویس های i و o به ترتیب به ورود و خروج کمیت ها در مقاطع ورودی و خروجی، h به آنتالپی سیال، R_x به برآیند نیروهای خارجی بر حجم کنترل، p_{atm} به فشار محیط بیرون و A به سطح مقطع عبور جریان اشاره دارد. در روابط (۱)، فرض های زیر در نظر گرفته شده اند:

- جریان یک بعدی فرض شده است.
- دستگاه مختصات نسبت به حجم کنترل ثابت است.
- خواص جریان درون حجم کنترل یکنواخت است.
- در معادله مومنتوم از اثرات ویسکوزیته و نیروهای برشی در جداره ها صرف نظر شده است.

کارنوب و همکارانش با چشم پوشی از انرژی جنبشی و معادله مومنتوم سیال، روابط (۱) را به شکل روابط (۲) ساده نموده و باند گراف آن را به صورت نشان داده شده در شکل ۱ نمایش دادند [۱۱].

$$\begin{aligned} \frac{d}{dt} E &= \dot{m}_i h_i - \dot{m}_o h_o - P \dot{V} + \dot{Q} \\ \frac{d}{dt} m &= \dot{m}_i - \dot{m}_o \end{aligned} \quad \text{جرم} \quad (2)$$

در مدل پیشنهادی کارنوب، بعد از انتگرال گیری از \dot{E} ، فشار و دما به ترتیب از رابطه $P = RE/(C_v V)$; $T = E/(m C_v)$; $P = RE/(C_v V)$ محاسبه می شوند. اما صرف نظر کردن از انرژی جنبشی در مقابل انرژی منتقل شده توسط آنتالپی فقط زمانی معتبر است که سرعت سیال کسری از سرعت صوت باشد؛ بنابراین در نازل های همگرا و اگرا که سرعت سیال بیش از سرعت صوت است، مدل پیشنهادی کارنوب نیاز به اصلاح دارد. علاوه بر آن مدل کارنوب قادر به در نظر گرفتن معادلات مومنتوم نیز نیست. به همین منظور نویسندها با فرض جریان آیزنتروپیک در نازل همگرا و اگرا، میدان انرژی KE را به صورت نشان داده شده در شکل ۲ معرفی نمودند.

همان طور که در شکل ۲ مشخص است، در میدان KE دیبی جرمی (\dot{m})، فشار و دمای جریان بالا دست (۳) به عنوان ورودی میدان و انرژی جنبشی ($\dot{m} v_e^2 / 2$) و فشار استاتیک (P_{static}) در مقطع خروجی به عنوان خروجی میدان KE هستند. عدد ماخ خروجی (M_e) هم مقدار ثابتی بوده و با توجه به رابطه (۳) تابعی از نسبت سطح مقطع خروجی به سطح مقطع گلوگاه نازل (A_e / A^*) است [۱۴] که به عنوان باند اطلاعاتی وارد میدان می شود.

$$\frac{A_e}{A^*} = \frac{\left(\frac{\gamma+1}{2}\right)^{\frac{\gamma+1}{2-\gamma}}}{M_e \left(1 + \frac{\gamma-1}{2} M_e^2\right)^{\frac{\gamma+1}{2-\gamma}}} \quad (3)$$

در نظر نگرفتند [۸، ۹]. اگرچه توما و همکارانش در کتاب خود به لزوم در نظر گرفتن انرژی جنبشی در توربو ماشین های سرعت بالا اشاره کردند [۱۰]، اما آن ها نیز المانی که بتواند انرژی جنبشی را در سیالات تراکم پذیر مدل را معرفی نکردند. کارنوب و همکارانش نیز برای مدل سازی سیستم های تراکم پذیر، میدان ظرفیتی را معرفی کردند که در آن با صرف نظر کردن از انرژی جنبشی، فقط اصول بقای جرم و انرژی ارضی می شد [۱۱].

اما در نازل های همگرا و اگرا که سرعت سیال بیش از سرعت صوت است، چشم پوشی کردن از اثرات انرژی جنبشی باعث خطای قابل توجهی می شود. به همین دلیل اخیراً نویسندها با فرض جریان آیزنتروپیک، میدان ظرفیتی KE را معرفی کردند که قادر است اثرات انرژی جنبشی را در نظر گرفته و معادلات مومنتوم را نیز ارضی کند.

از طرفی در لحظات اولیه روش - خاموش شدن موتورها و تراسترهای نسبت فشار دو طرف نازل به گونه ای است که شوک قائم در قسمت واگرای نازل اتفاق می افتد که این امر فرض آیزنتروپیک بودن جریان را نامعتبر می کند.

در این مقاله برای در نظر گرفتن اثرات شوک، میدان انرژی جنبشی غیر آیزنتروپیک NIKE معرفی و معادلات حاکم بر آن نیز ارائه می گردد. استفاده از میدان انرژی NIKE قابلیت به کارگیری معادله مومنتوم را نیز به کاربر می دهد. همچنین روابط المان نازل آیزنتروپیک پیشنهادی کارنوب، برای نازل همگرا و اگرای غیر آیزنتروپیک توسعه داده می شود. در ادامه، کاربرد میدان انرژی NIKE در قالب یک مثال ساده توضیح داده خواهد شد. مزیت مدل ارائه شده زمانی بیشتر آشکار می شود که مدل مذکور در نرم افزارهای مانند اماس و ان، تونتی سیم و سیمبلوس به کار گرفته شود. چون در این نرم افزارها، معادلات حالت به صورت سیستماتیک استخراج شده و با استفاده از روش های عددی مناسب حل می شوند؛ بنابراین نیاز به استخراج معادلات به صورت دستی و حل آن ها مرتفع می گردد.

این مقاله در ۶ بخش تهیه شده است. بخش اول به مقدمه اختصاص داشت. در بخش دوم به روابط حاکم بر میدان انرژی جنبشی KE برای جریان آیزنتروپیک و نحوه ارتباط آن با میدان ظرفیتی C در سیالات تراکم پذیر اشاره می شود. در بخش سوم، روابط نازل آیزنتروپیک که توسط کارنوب پیشنهاد شده، برای نازل غیر آیزنتروپیک توسعه داده می شود. در بخش چهارم میدان انرژی جنبشی NIKE برای جریان های غیر آیزنتروپیک معرفی و در بخش پنجم مدل پیشنهادی از طریق مقایسه نتایج شبیه سازی با نتایج تحلیلی اعتبارسنجی خواهد شد. بخش ششم نیز به نتیجه گیری اختصاص دارد.

۲- میدان انرژی جنبشی KE برای جریان آیزنتروپیک

با فرض یک بعدی بودن جریان، حجم کنترلی را در نظر بگیرید که خواص درون آن یکنواخت باشد. اگر این حجم کنترل دارای فشار P ، دمای T ، چگالی ρ ، حجم V ، سرعت v ، جرم m و انرژی داخلی E باشد و از طریق مزهای متحرک کار PV و انتقال حرارت \dot{Q} به حجم کنترل اعمال شود، روابط بقای انرژی، جرم و اندازه حرکت به صورت روابط (۱) خواهد بود [۱۱، ۱۲].

$$\begin{aligned} \frac{d}{dt} E &= \dot{m}_i \left(h_i + \frac{v_i^2}{2} \right) - \dot{m}_o \left(h_o + \frac{v_o^2}{2} \right) - PV + \dot{Q} \\ \frac{d}{dt} m &= \dot{m}_i - \dot{m}_o \\ \frac{d}{dt} (mv) &= \dot{m}_i v_i - \dot{m}_o v_o + P_i A_i - P_o A_o + P_{\text{atm}} (A_e - A_i) + R_x \end{aligned} \quad \text{جرم} \quad (1)$$

مومنتوم

هنگام استفاده از میدان ظرفیتی KE با معلوم بودن A_e/A^* ، عدد ماخ خروجی ماقوٰ صوت (M_e)، از رابطه (۳) محاسبه و به عنوان باند اطلاعاتی وارد میدان KE می شود. لازم به ذکر است در این حالت فشار در صفحه خروجی با فشار بیرون برابر نبوده ($P_e \neq P_d$) و سیال در خارج از نازل خود را با فشار بیرون تطبیق می دهد. بنابراین نیروی پیشراش دو مؤلفه دارد. مؤلفه اول ناشی از خروج جرم سیال $\dot{m}v_e$ و مؤلفه دوم ناشی از اختلاف فشار صفحه خروجی و محیط بیرون $(P_e - P_d)A_e$.

ناحیه II ($pr_{crit(exit)sub} < pr < pr_{normal_shock}$): در این حالت یافتن حل آینتروپیک غیرممکن است و یک موج عمودی در قسمت واگرای نازل شکل می گیرد. مکان این شوک قائم به نسبت فشار دوطرف نازل (P_d/P_u) وابسته است. در این حالت چون جریان در گلوگاه خفه شده است، جریان جرمی مانند حالت قبلی، با جایگذاری $pr = pr_{crit}$ از رابطه (۴)، به دست می آید؛ اما به دلیل غیر آینتروپیک بودن جریان، میدان انرژی KE اعتبار خود را از دست می دهد. لذا در بخش ۴ میدان ظرفیتی NIKE برای جریان غیر آینتروپیک معرفی می شود.

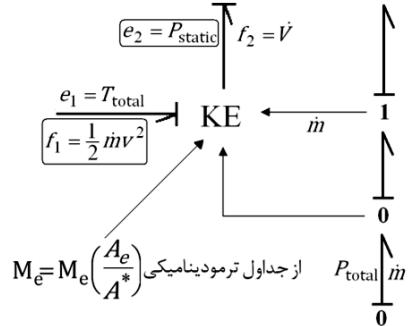
لازم به ذکر است، در این حالت چون فشار در صفحه خروجی با فشار پشت برابر است، نیروی پیشراش فقط مؤلفه $\dot{m}v_e$ خواهد داشت و مؤلفه پیشراش فشاری $(A_e A_d)$ بوده ($P_e - P_d$) حذف خواهد شد.

ناحیه III ($pr < pr_{crit(exit)sub}$): جریان درون نازل زیرصوت و آینتروپیک است. چون جریان در گلوگاه از حالت خفگی خارج شده است، لذا دبی جرمی تابعی از نسبت فشار P_d/P_u خواهد بود و برای محاسبه جریان جرمی با جایگذاری $pr = P_d/P_u$ می توان از رابطه (۴) استفاده نمود. لازم به ذکر است چون از نسبت فشار در مقطع خروجی استفاده شده است، بنابراین بجای سطح مقطع گلوگاه نازل بایستی از سطح مقطع خروجی نازل استفاده شود. عدد ماخ خروجی زیرصوت نیز با معلوم بودن A_e/A^* به عنوان باند اطلاعاتی وارد میدان KE می شود. چون فشار در صفحه خروجی با فشار پشت برابر است، لذا مانند حالت قبلی نیروی پیشراش مؤلفه فشاری ندارد.

باتوجه به موارد مذکور، در رابطه پیشنهادی کارنوب برای نازل آینتروپیک (رابطه (۳)), pr برای نازل همگرا و اگرا به صورت رابطه (۵) اصلاح می شود:

$$pr = \begin{cases} \frac{P_d}{P_u} \frac{P_d}{P_u} pr_{crit(exit)sub} & \text{اگر} \\ pr_{crit} & \text{غیر آینتروپیک} \\ pr_{crit} \frac{P_d}{P_u} \langle pr_{(normal-shock)} \rangle & \text{اگر} \end{cases} \quad (5)$$

۴- میدان انرژی جنبشی NIKE برای جریان غیر آینتروپیک
همان طور که گفته شد، وقتی ($pr_{crit(exit)sub} < pr < pr_{normal_shock}$)، شوک قائم در قسمت واگرای نازل اتفاق می افتد. در این حالت، برای به دست آوردن فشار و نرخ انرژی جنبشی در صفحه خروجی، نمی توان از روابطی که برای میدان انرژی KE بیان شد استفاده کرد. لذا میدان انرژی NIKE برای جریان غیر آینتروپیک معرفی می گردد. ورودی و خروجی های میدان جدید دقیقاً با میدان انرژی KE می باشند و تنها تفاوت آن نحوه محاسبه خروجی های f_1, f_2 است (فشار خروجی و نرخ انرژی جنبشی در شکل ۲) که برای آن بایستی از روابط شوک قائم استفاده نمود. در این حالت به دلیل غیر آینتروپیک بودن جریان، برای محاسبه عدد ماخ خروجی، نمی توان از رابطه (۳) استفاده کرد. لذا مقدار P_d/P_u به عنوان باند اطلاعاتی وارد میدان انرژی NIKE شده و از آنجا با استفاده از روابط شوک قائم، عدد ماخ خروجی محاسبه می شود.



$$\left\{ \begin{array}{l} e_1 = T_{total}, \quad f_2 = \dot{V} \\ f_1 = \frac{1}{2} \dot{m} v^2 = \frac{1}{2} \dot{m} \gamma R T_{total} \left(1 + \frac{\gamma - 1}{2} M_e^2 \right)^{-1} M_e^2, \\ e_2 = P_{static} = P_{total} \left(1 + \frac{\gamma - 1}{2} M_e^2 \right)^{\frac{\gamma}{\gamma - 1}} \end{array} \right.$$

شکل ۲ میدان انرژی جنبشی

باتوجه به موارد فوق، ترکیب میدان انرژی با میدان ظرفیتی C در شکل ۳ نشان داده شده است. ملاحظه می شود در المان ۰۱، از جمع جبری انرژی های وارد شده به میدان ظرفیتی C، معادلات انرژی بادرنظر گرفتن انرژی جنبشی ارضاء می شود. (اولین معادله در روابط (۱))

از طرف دیگر باتوجه به معلوم بودن سرعت و فشار استاتیک در مقطع خروجی، به راحتی می توان نیروی پیشراش را از معادله سوم رابطه (۱) به دست آورد. این موضوع در بخش ۵ در قالب یک مثال نشان داده خواهد شد. بنابراین ملاحظه می شود میدان ظرفیتی C پیشنهاد شده توسط کارنوب، بعلاوه میدان انرژی جدید KE، قادر است مجموعه معادلات انرژی و مومنتوم در رابطه (۱) را به طور کامل ارضاء نماید.

۳- اصلاح روابط نازل آینتروپیک R برای نازل همگرا و اگرا

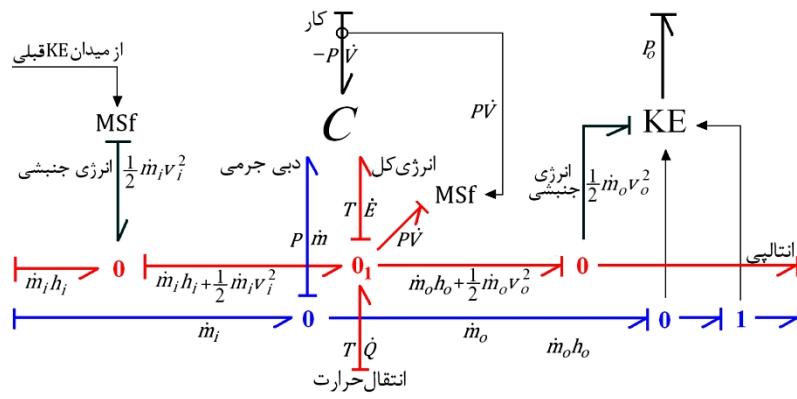
در میدان نازل آینتروپیک که توسط کارنوب معرفی شد، دبی جرمی از رابطه (۴) به دست می آید [۱۱]:

$$pr = \begin{cases} \frac{P_d}{P_u} \frac{P_d}{P_u} pr_{crit} & \text{اگر} \\ pr_{crit} & \text{اگر} \\ pr_{crit} \frac{P_d}{P_u} \langle pr_{(normal-shock)} \rangle & \text{اگر} \end{cases} \quad (4)$$

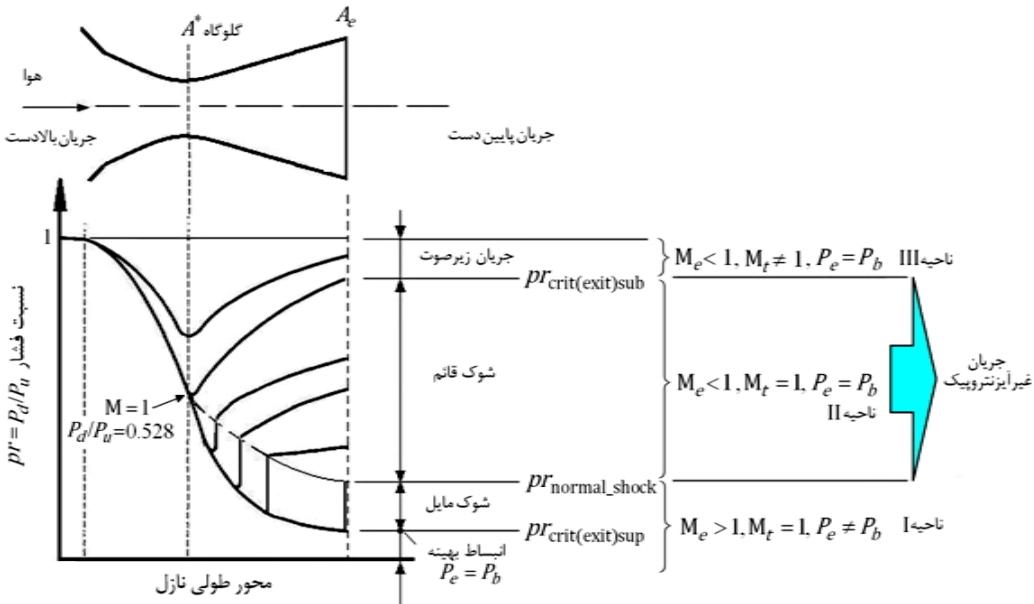
در رابطه فوق مقادیر γ, C_d, A به ترتیب نشان دهنده سطح مقطع گلوگاه نازل، ضریب تخلیه نازل و نسبت گرمای ویژه سیال و زینوویس های u و d به ترتیب به جریان بالا دست و پایین دست اشاره دارد. نیز نسبت فشار pr_{crit} به حرانی است که مقدار آن از رابطه $\frac{\gamma}{(\gamma-1)(\gamma+1)} pr_{crit} = 2$ به دست می آید؛ اما در یک نازل همگرا و اگرا، بسته به عدد ماخ خروجی و نوع جریان (آینتروپیک یا غیر آینتروپیک)، نسبت فشار دو طرف نازل را می توان به سه احیه مختلف مطابق شکل ۴ تقسیم بندی نمود.

ناحیه I ($pr < pr_{normal_shock}$): جریان در قسمت واگرای، ماقوٰ صوت و آینتروپیک است. در این حالت جریان در گلوگاه خفه شده و برای محاسبه دبی جرمی می توان با جایگذاری $pr = pr_{crit}$ ، از رابطه (۴) استفاده نمود.

1. choke



شکل ۳ میدان ظرفیتی بهینه شده



شکل ۴ توزیع فشار در نازل همگرا و اگرها به ازای نسبت فشارهای مختلف

محدود شدن حرکت مجموعه توسط فنر و دمپر، از انتقال حرارت جابجایی اجباری صرف نظر شده است.

در شکل ۶-ب باند اطلاعاتی که از سمت میدان ظرفیتی C به سمت المان اینترسی I می‌رود، نشان دهنده جرم لحظه‌ای مجموعه مخزن و گاز است که به دلیل خروج گاز، این جرم هر لحظه کاهش می‌یابد. همچنین با توجه به اینکه جمع جبری متغیرهای سعی در المان ۱۱ شکل ۶-ب، برابر صفر است، بنابراین اندازه حرکت (p) المان I و جابجایی (q) المان C از رابطه (۶) بدست می‌آید:

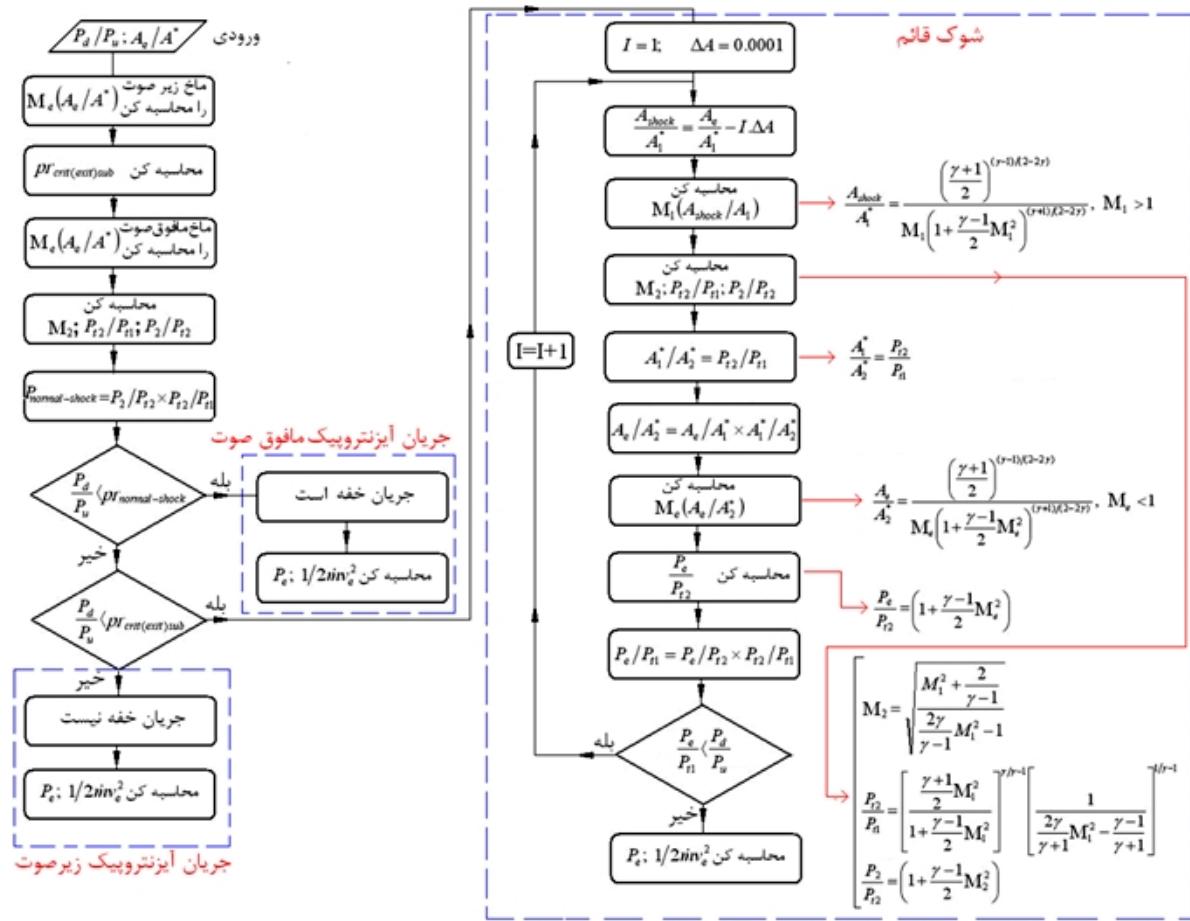
$$\begin{aligned} \dot{p} &= e = \frac{d}{dt}((M+m)v) \\ &= u_1 \dot{m}_e v_e + u_2 \dot{m}_e v_e + u_3 \dot{m}_e v_e + (P_e - P_{atm}) A_e u_1 - R.v - kq \end{aligned} \quad (6)$$

رابطه نشان داده شده در اولین رابطه (۷) همان معادله مومنتوم است که در مدل کارنوب درنظر گرفته نشده بود. رابطه مذکور دارای فرم $\sum f = ma$ است. بنابراین این مسئله را می‌توان مشابه هر مسئله دیگری حل نمود با این تفاوت که در این حالت جرم m تابعی از زمان است [۱۲] که به صورت باند اطلاعاتی وارد المان I می‌شود. ملاحظه می‌شود در مدل رسم شده علاوه بر اینکه انرژی جنبشی در مقطع خروجی نازل درنظر گرفته شده است، از خروجی میدان ظرفیتی KE و NIKE می‌توان معادله مومنتوم که در مدل کارنوب از آن صرف نظر شده بود [۱۱] را بدست آورد.

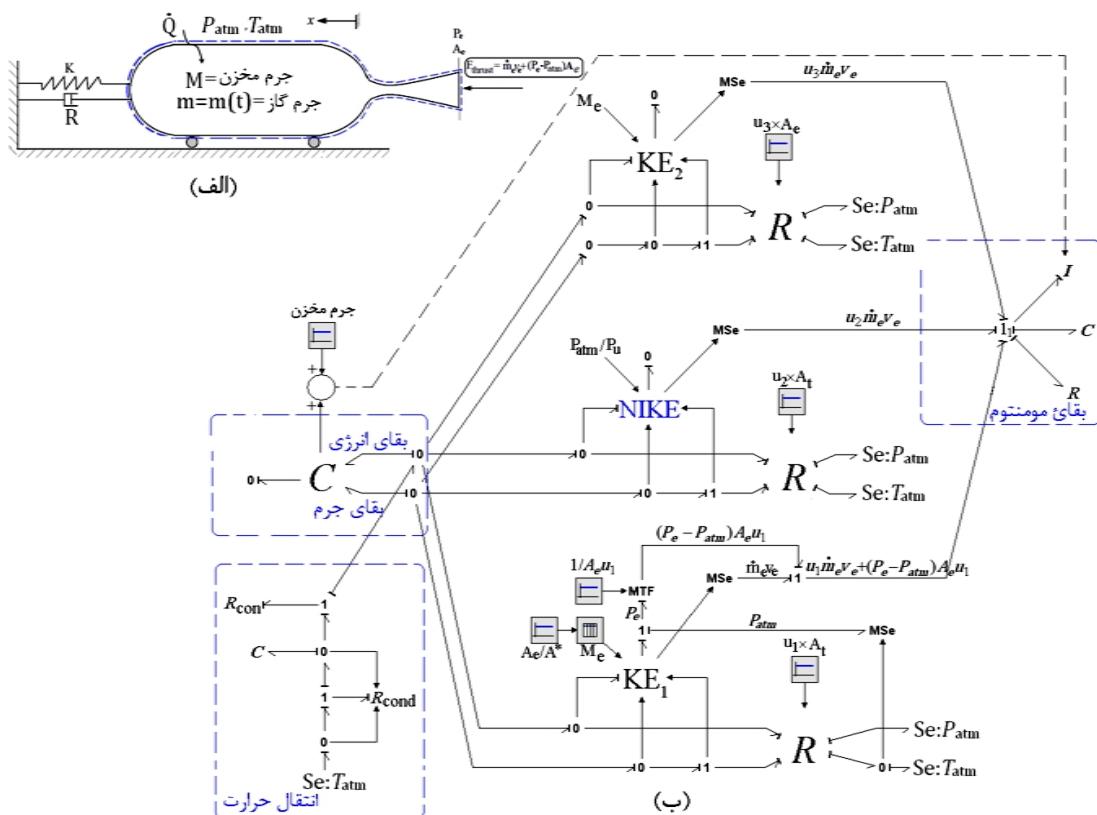
از طرف دیگر برای استفاده از روابط شوک قائم، بایستی محل وقوع شوک معلوم باشد. به این منظور در ابتدا فرض می‌شود، شوک درست در صفحه خروجی اتفاق افتاده است. با این فرض، فشار در صفحه خروجی محاسبه می‌شود. اگر فشار به دست آمده از فشار پشت کمتر بود یعنی شوک قائم در قسمت‌های داخلی نازل اتفاق افتاده و لذا محل فرضی شوک را به اندازه ΔA به سمت داخل حرکت داده و محاسبات مجدد انجام می‌شود. این فرآیند تا زمانی ادامه می‌یابد تا فشار به دست آمده در صفحه خروجی برابر فشار پشت شود. الگوریتم و روابط مورد نیاز برای به دست آوردن عدد ماخ خروجی و مقادیر f_1, f_2 در شکل ۵ نشان داده شده است.

۵- شبیه‌سازی و اعتبارسنجی

در مجموعه مخزن و نازل همگرا- و اگرای نشان داده شده در شکل ۶-الف، فرض شده که در زمان $t=0$ مخزن با فشار 200 بار از هوا پرشده باشد. باندگراف سیستم مذکور با درنظر گرفتن اثرات انرژی جنبشی، مومنتوم و اثرات مربوط به ایجاد شوک قائم، در شکل ۶-ب (ب) رسم شده است. برای نشان دادن قابلیت مدل سازی به روش باندگراف، ظرفیت حرارتی، انتقال حرارت هدایتی و جابجایی آزاد نیز درنظر گرفته شده است. مقاومت حرارتی ناشی از جابجایی آزاد (R_{conv}) تابعی از اختلاف دمای مخزن با محیط بیرون است که برای محاسبه آن می‌توان از روابط تجربی در مرجع [۱۲] استفاده نمود. با توجه به



شکل ۵ الگوریتم محاسبه فشار و انرژی جنبشی در المان



شکل ۶ الف- شماتیک مخزن و نازل همگرا و اگرا- باند گراف سیستم

می کند تا اینکه در زمان ۱۴۹ ثانیه $P_d/P_u = pr_{crit(exit)sub}$ شود. در این حالت شوک قائم از بین رفته و جریان درون نازل کاملاً به صورت آیزنتروپیک منبسط می شود.

در شکل ۹ نیز تغییرات عدد ماخ خروجی نشان داده شده است. ملاحظه می شود تازمانی که شوک قائم درون نازل اتفاق نیافتد است، عدد ماخ در صفحه خروجی $= \frac{M_e}{2} = 2/2$ است. با ایجاد شوک قائم، عدد ماخ با یک ناپیوستگی به کمتر از یک کاهش می یابد. وقتی نسبت فشار دوطرف نازل به $P_d/P_u = pr_{crit(exit)sub}$ رسید، شوک قائم از بین رفته و جریان نیز از حالت خفگی خارج می شود. از این نقطه به بعد چون جریان از حالت خفگی خارج شده است، نرخ کاهش عدد ماخ در صفحه خروجی نیز افزایش می یابد.

در شکل ۱۰ تغییرات سرعت و جایجا به مخزن نسبت به زمان ترسیم شده است. ملاحظه می شود در اثر نیروی پیشرانش، فنر با حرکت نوسانی میرا فشرده می شود. همزمان با کاهش فشار مخزن، مقدار نیروی پیشرانش نیز کم می شود تا اینکه نیروی فشردنی فنر بر نیروی پیشرانش غلبه کند. در این حالت (بعد از مستهلک شدن نوسانات) فنر تمایل به برگشتن به طول اولیه خود را دارد و هنگامی که نیروی پیشرانش به مقدار صفر رسید، مخزن نیز به نقطه اولیه خود بازمی گردد.

در شکل های ۱۱-الف و ب نیز سهم نیروی پیشرانش ناشی از مومنتوم و نیروی پیشرانش فشاری کاهش نشان داده است. ملاحظه می شود با ایجاد شوک قائم، سهم نیروی پیشرانش ناشی از مومنتوم (به دلیل کاهش عدد ماخ در خروجی نازل) کاهش می یابد که این کاهش، با افزایش نیروی پیشرانش فشاری جبران می شود.

در شکل ۱۱-ج نیز کل نیروی پیشرانش به دست آمده از نتایج شبیه سازی، با نتایج تحلیلی مقایسه شده که با نتایج تحلیلی مطابقت دارد. برای مقایسه نتایج شبیه سازی با نتایج تحلیلی، از رابطه (۸) که مقدار نیروی پیشرانش را در یک نازل همگرا- و اگر محاسبه می کند، استفاده شده است [۱۴].

$$F_{thrust} = \left(\sqrt{\frac{2\gamma^2}{\gamma-1} \left(\frac{2}{\gamma+1} \right)^{(\gamma+1)/(\gamma-1)} \left[1 - \left(\frac{P_e}{P_{total}} \right)^{(\gamma-1)/\gamma} \right]} \right) + \frac{P_e - P_{atm}}{P_{total}} \frac{A_e}{A^*} A^* P_{total} \quad (8)$$

۶-نتیجه گیری

در جریان غیر آیزنتروپیک درون یک نازل همگرا- و اگر که شوک عمودی در قسمت و اگرا اتفاق می افتاد، علاوه بر درنظر گرفتن اثرات انرژی جنبشی و معادلات مومنتوم، لازم است اثرات ناشی از شوک قائم نیز مد نظر قرار گیرد. به این منظور میدان انرژی NIKE معرفی شد. میدان جدید علاوه بر درنظر گرفتن اثرات انرژی جنبشی و مومنتوم سیال، قادر است محل ایجاد شوک را متناسب با نسبت فشار دوطرف نازل محاسبه نماید. چگونگی کاربرد میدان جدید در قالب یک مثال ترمومیکالاتی توضیح داده شد. نتایج بدست آمده از شبیه سازی توسعه نرم افزار تونتی سیم نشان داد که نیروی پیشرانش بدست آمده از شبیه سازی، مطابقت خوبی با نتایج تحلیلی دارد. از آنجاییکه مدل مذکور قابلیت پیاده سازی روی نرم افزارهایی مانند تونتی سیم را دارد، بنابراین بدون نیاز به استخراج معادلات و حل آنها، می توان از مدل مذکور برای مدل سازی نیروی پیشرانش حالت گذرا استفاده نمود.

جدول ۱ پارامترهای استفاده شده برای شبیه سازی

پارامتر	واحد	مقدار	نام
حجم مخزن	m³	۰/۰ ۱۷	V
فشار اولیه	bar	۲۰۰	$P_{initial}$
دما اولیه	K	۳۰۰	$T_{initial}$
فشار محیط	bar	۱	P_{atm}
دما محیط	K	۳۰۰	T_{atm}
وزن مخزن	kg	۱۳/۵	mass
ظرفیت گرمایی مخزن	J/(kg.K)	۱۳۰۰	C
مقاومت هدایتی مخزن	w/K	۰/۰۰۶	R_{cond}
نسبت گرمایی ویژه گاز	--	۱/۴	γ
ثابت گاز	J/(kg.K)	۲۹۶/۸	R
گرمایی ویژه فشار ثابت	J/(kg.K)	۱۰۲۴	C_p
سطح مقطع گلوگاه نازل	mm²	۳/۱۴	A^*
نسبت سطح خروجی به گلوگاه	--	۲/۰۰۵	Ae/A^*
ضریب دمیر ویسکوز	N.sec/m	۴۰	R
ضریب فنریت	N/m	۱۰۰	k

در شکل ۶-ب، پارامترهای کنترلی u_1, u_2, u_3 نیز به صورت روابط (۷) زیر تعریف می شوند:

$$u_1 = \frac{P_d}{P_u} pr_{crit(exit)sub} \quad \text{اگر } u_1 = 0 \quad (7)$$

$$u_2 = pr_{(normal-shock)} \left(\frac{P_d}{P_u} pr_{crit(exit)sub} \right) \quad \text{در غیر این صورت } u_2 = 0 \quad \text{اگر } u_2 = 0$$

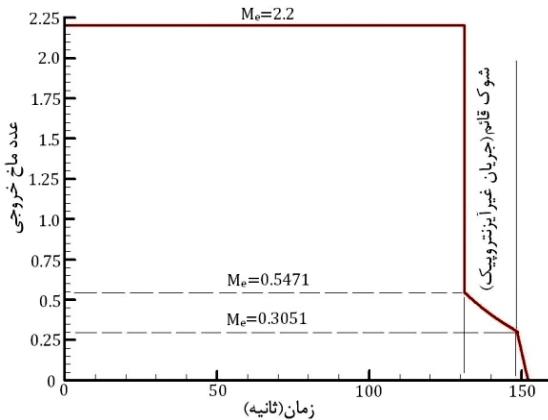
$$u_3 = \frac{P_d}{P_u} pr_{(normal-shock)} \quad \text{در غیر این صورت } u_3 = 0 \quad \text{اگر } u_3 = 0$$

لازم به ذکر است، همان طور که در بخش ۳ گفته شد، در حالتی که جریان در خروجی نازل زیر صوت باشد، فشار در صفحه خروجی با فشار محیط بیرون برابر می شود. به همین دلیل در خروجی میدان KE₂ و NIKE تراست فشاری حذف شده اند.

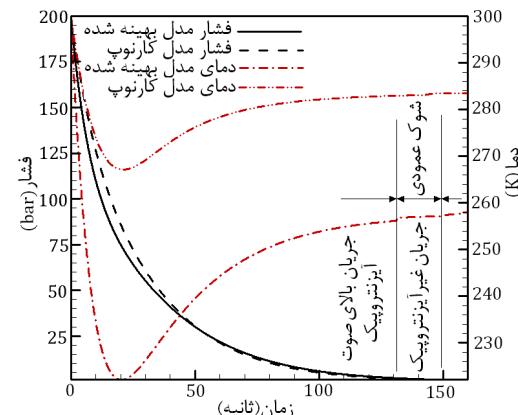
شبیه سازی با توجه به پارامترهای داده شده در جدول ۱ و توسط نرم افزار توئنی سیم انجام شده است. نتایج حاصل از شبیه سازی در شکل های ۷ تا ۱۱ ترسیم شده اند.

شکل ۷ تغییرات دما و فشار مخزن را برای مدل کارنوپ و مدل بهینه شده نشان می دهد. همان طور که ملاحظه می شود در مدل بهینه شده چون مقداری از انرژی سیال به صورت انرژی جنبشی از حجم کنترل خارج می شود، لذا دما و فشار حجم کنترل نسبت به مدل کارنوپ بیشتر کاهش می یابد. از طرف دیگر کاهش بیشتر دما در مدل بهینه شده، باعث افزایش اختلاف دمای حجم کنترل نسبت به محیط اطراف و نهایتاً افزایش نرخ انتقال حرارت به حجم کنترل می گردد؛ بنابراین بخشی از انرژی حجم کنترل که به صورت انرژی جنبشی از سیستم خارج شده بود، توسط انتقال حرارت از محیط اطراف جبران می شود. به همین دلیل در لحظات کمتر از ۴۵ ثانیه، فشار محاسبه شده توسط مدل کارنوپ با فشار محاسبه شده توسط مدل بهینه شده برهم دیگر منطبق می شوند.

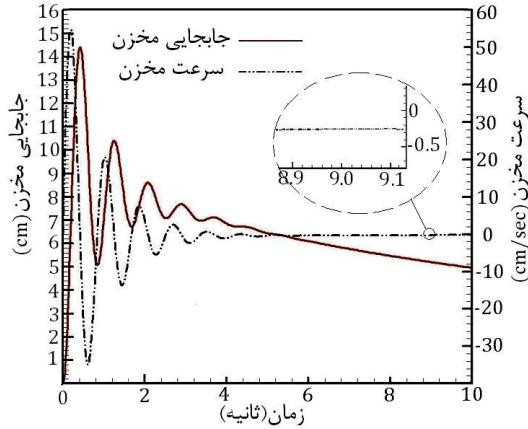
در شکل ۸ مکان ایجاد شوک قائم نشان داده شده است. لازم به ذکر است در طی فرآیند تخلیه کامل مخزن، هر سه نوع جریان (آیزنتروپیک مافق، آیزنتروپیک مادون صوت و شوک قائم) درون نازل اتفاق خواهد افتاد. به خصوص وقتی نسبت فشار دوطرف نازل به $pr_{(normal-shock)}$ کاهش می یابد، یک شوک قائم در دهانه خروجی اتفاق می افتد. با کاهش بیشتر فشار مخزن و در نتیجه افزایش P_d/P_u ، شوک قائم به طرف گلوگاه نازل حرکت



شکل ۹ تغییرات عدد ماخ خروجی

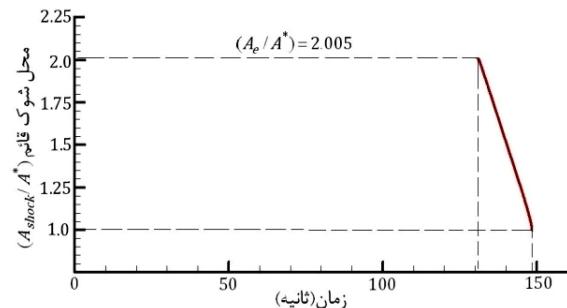


شکل ۷ مقایسه تغییرات دما و فشار مخزن برای مدل کارنوپ [۱۱] و مدل پنهان شده



شکل ۱۰ جابجایی و سرعت مخزن

که در آن، γ نسبت گرمای ویژه گاز $\gamma = c_p / c_v$ و M_e عدد ماخ در خروجی نازل و A_e, A^* نیز به ترتیب به سطح مقطع گلوگاه و سطح مقطع خروجی نازل اشاره می‌کند بنابراین با معلوم بودن عدد ماخ در خروجی، سرعت گاز در خروجی نازل، از رابطه $v_e = M_e \cdot a$ بدست خواهد آمد. که در آن، a سرعت صوت در مقطع خروجی است و مقدار آن از رابطه (۱۰) بدست می‌آید:

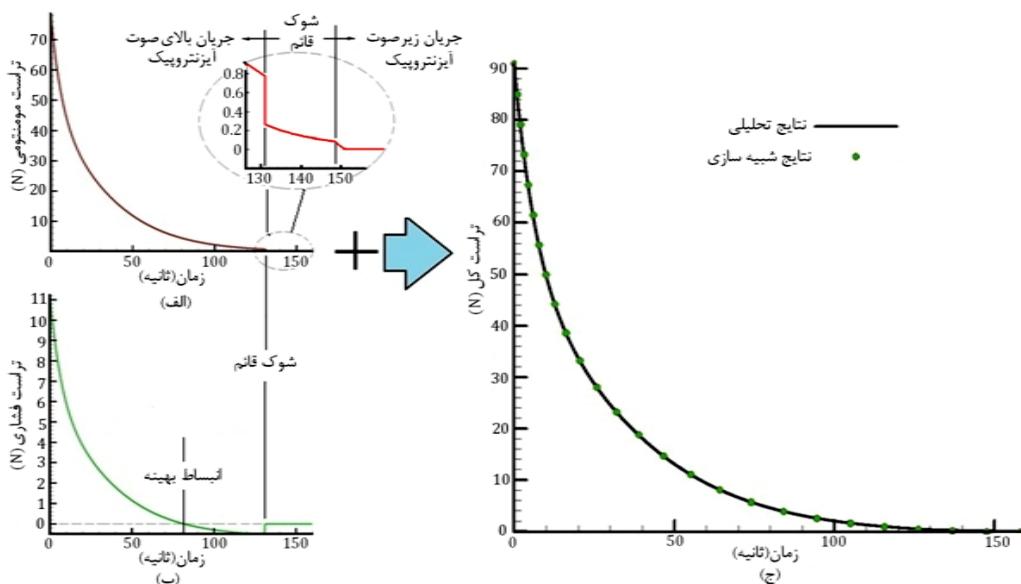


شکل ۸ تغییرات مکان ایجاد شوک قائم

۷- پیوست

در یک نازل همگرا و اگر که نسبت فشار بالادست به فشار محیط به اندازه‌ای بالاست که جریان در خروجی نازل مافوق صوت باشد، عدد ماخ خروجی از رابطه (۹) به دست می‌آید:

$$\frac{A_e}{A^*} = \frac{\left(\frac{\gamma+1}{2}\right)^{\frac{\gamma+1}{2-2\gamma}}}{M_e \left(1 + \frac{\gamma-1}{2} M_e^2\right)^{\frac{\gamma+1}{2-2\gamma}}} \quad (9)$$



شکل ۱۱ الف- نیروی پیشان مومنتوم ب- نیروی پیشان فشاری ج- نیروی پیشان کل

- [3] W. Borutzky, Bond Graph Modeling and Simulation of Multidisciplinary Systems - An Introduction, *J. Simulation Modeling Practice and Theory*, Vol. 17, No.1 , pp. 3-21 , 2009.
 - [4] J. F. Broenink. *20-sim software for hierarchical bond-graph/block-diagram models*, Accessed 1999; <http://www.20sim.com> .
 - [5] R. Jacob-Macoy, *Lorenz Simulation*. Accessed 2007 ; <http://www.lorsim.be/> Default.htm
 - [6] Samantaray, A. K., and Mukhejee, A, *Manual of System Modeling by Bond graph Language Simulation: SYMBOLS* Ver 1.0, IIT Kharagpur.1997.
 - [7] B. Ould Bouamama, K. Medjaher, A.K. Samantaray, and M. Staroswiecki. Supervision of an industrial steam generator. Part I: Bond graph modelling. *Control Engineering Practice* , Vol. 14, No.1 , pp.71-83, 2006.
 - [8] M. A. Djeziri, B. Ould Bouamama, R. Merzoudki, Modeling and robust FDI of steam generator using uncertain bond graph model. *Journal of Process Control*, Vol. 19, No. 1, pp.149-162, 2009.
 - [9] K. Medjaher, A.K. Samantaray, and B. Ould Bouamama. Bond graph model of a vertical U-tube steam condenser coupled with a heat exchanger. *Simulation Modelling Practice and Theory* , Vol. 17, No. 1, pp.228-239, 2009.
 - [10] J. U. Thoma and G. Mocellin. *Simulation with Entropy in Engineering Thermodynamics*, New York, Springer, pp.52-55, 2006.
 - [11] D.C. Karnopp, D.L. Margolis, and R.C. Rosenberg. *System Dynamics - Modeling and Simulation of Mechatronic Systems*. 3th edition, John Wiley & Sons Inc, pp. 455-462, 2006.
 - [12] F. P. incropera, D. P. Dewitt. *Fundamental of Heat and Mass Transfer*, 6th Edition, John Wiley & Sons Inc, pp.550-555, 2007.
 - [13] A. sinuae, *Engineering Mechanics Dynamics*, 4th edition., Mashad: entesharat Nama, pp.309-311, 1998.(In persian).
 - [14] George P. Sutton,O. Biblarz. *Rocket Propulsion Elements: An Itroduction to the engeering of rockets*, 7th Edition, John Wiley & Sons, pp. 62-63, 2000.

$$a = \sqrt{\gamma RT} \quad \Rightarrow \quad v_e = \sqrt{\gamma RT} M_e \quad (14)$$

که در آن، R ثابت گازها ($J/(kg.K)$) و T دمای استاتیک گاز در مقطع خروجی است و مقدار آن از رابطه (۱۱) بدست می‌آید:

$$T = T_{total} \left(1 + \frac{\gamma - 1}{2} M_e^2 \right)^{-1} \quad (11)$$

بنابراین چنانچه مقادیر P_{total} , \dot{m} , M_e در هر لحظه معلوم باشند، نرخ انرژی جنبشی که از سیستم خارج می‌شود از رابطه (۱۲) به دست خواهد آمد:

$$\frac{1}{2} \dot{m}_e V_e^2 = \frac{1}{2} \dot{m}_e \gamma R T_{\text{total}} \left(1 + \frac{\gamma - 1}{2} M_e^2 \right)^{-1} M_e^2 \quad (12)$$

به همین ترتیب اگر روابط آیزنترولوپیک را برای فشار در مقطع خروجی بنویسیم، رابطه فشار استاتیک و فشار کل به صورت رابطه (۱۳) خواهد بود:

$$P_{\text{static}} = P_{\text{total}} \left(1 + \frac{\gamma - 1}{2} M_e^2 \right)^{-\frac{\gamma}{\gamma - 1}} \quad (13)$$

بنابراین با توجه به روابط (۱۲) و (۱۳) باندگراف میدان انرژی جنبشی KE به صورت نشان داده شده در متن مقاله (شکل ۲) پیشنهاد می‌گردد.

٨-مراجع

- [1] A. Mukherjee, R. Karmakar, and A.K. Samantaray. *Bond Graph in Modeling, Simulation and Fault Identification*. I.K. International Publishing House, New Delhi, India, 2006.
 - [2] W. Borutzky, Bond Graph Methodology Development and Analysis of Multidisciplinary Dynamics System Models, Springer-Verlag, London, 2010.