

شبیه‌سازی عددی پدیده کاویتاسیون و تشکیل حباب در حالت گذرا در هندسه سه بعدی نازل انژکتور موتور دیزل دریایی

محمد کمری
بهمن اسدی*
مجید ستارچه

کارشناسی ارشد، گروه مهندسی مکانیک، دانشکده فنی و مهندسی گلپایگان، گلپایگان، ایران
استادیار، گروه مهندسی مکانیک، دانشکده فنی و مهندسی گلپایگان، گلپایگان، ایران
کارشناسی ارشد، گروه مهندسی مکانیک، دانشگاه خواجه نصیرالدین طوسی، تهران، ایران

چکیده

در این مقاله از نمودار سرعت بر حسب تغییر زاویه میل لنگ برای به دست آمدن نمودار فشار بر حسب زمان پاشش سوخت استفاده شده است. شرایط مرزی متغیر نسبت به زمان با نرم افزار ANSYS FLUENT17.1 و کد نویسی به کمک زبان برنامه نویسی C++ استفاده شده است. برای استقلال از شبکه بندی از ۸ شبکه مختلف استفاده شده که درنهایت شبکه بهینه با تعداد نقطه ۱۵۲۰۴۰۰ به دست آمده است. برای صحبت سنجی کد مقایسه باحالت تجربی صورت گرفته است که نتایج عددی بسیار نزدیک به حالت تجربی در مدل دو بعدی است. تحلیل سبعده برای حالات مختلف فشار ورودی و خروجی و نمایش کانتور کاویتاسیون برای حالت ۳ فاز با دقت حل معادلات ماتریس بردار شاری مرتبه سوم برای حل گره های شبکه و دقت در همگرایی 10^{-6} صورت گرفته و در آخر در رابطه با خوردگی و اثرات آن بحث شده است.

واژه های کلیدی: شبیه‌سازی عددی، کاویتاسیون، نازل انژکتور، خوردگی.

Numerical Simulation of Cavitation and Vapor Bubble Formed in Transient Mode for 3D Marine Diesel Engine Injector Nozzle

Mohammad Kamari Department of Mechanical Engineering , Golpayegan University of Technology, Golpayegan, Iran
Bahman Asadi Department of Mechanical Engineering , Golpayegan University of Technology, Golpayegan, Iran
Majid Satarche Department of Mechanical Engineering, K. N. Toosi University of Technology, Tehran, Iran

Abstract

In this paper, the velocity graph is used in terms of Crankshaft variation to obtain the pressure graph according to the time of spraying fuel. Time dependent boundary conditions are used with ANSYS FLUENT17.1 software and C ++ programming code. For mesh independent study, has been used eight different meshes, resulting in an optimal mesh with 1520400 points. For code validation, comparison numerical results with the experimental results show good agreements for two-dimensional model. Three-dimensional analysis for different conditions of input and output pressure and the representation of the cavitation contour for the 3-phase mode, with the accuracy of solving the equations of third-order flux vector matrix are done for achieve to the accuracy of the convergence 10^{-6} and obtaining the mesh node values, and, lastly, corrosion and effects of It has been discussed.

Keywords: Numerical Simulation, Cavitation, Injector Nozzle, Corrosion.

است. چنوهیستر [2] با استفاده از روش تعقیب مرز مشترک، بدون در نظر گرفتن اثرات آشفتگی، کاویتاسیون را روی جسم متقاضن محوری مدل سازی کردند. سینگال و همکارانش [3] با به کارگیری معادله انتقالی که توسط خود او ارائه شده بود، کاویتاسیون را روی چند هیدروفیل مدل سازی کردند. کانتر و همکارانش [4] با استفاده از روش عددی تراکم پذیری کاویتاسیون و سوبرکاویتاسیون را روی اجسام متقاضن محوری و نیز روی یک ازدرا، مدل سازی کردند. ستوکاک و همکارانش [5] با ارائه یک معادله دیفرانسیل جهت تعیین میزان نسبت حجمی، کاویتاسیون را روی اجسام مختلف مدل سازی کردند. مراتنوف و همکاران [6] به بررسی عددی پدیده کاویتاسیون برای نازل با استفاده از تشابه هیدرودینامیکی پرداختند. آنها برای نازل با قطرهای مختلف پدیده کاویتاسیون را شبیه سازی کردند و نتایج خود را در قالب کانتور کسر حجمی بخار با بررسی تجربی مقایسه کردند. دابری و سیریگانانو [7] به بررسی پدیده کاویتاسیون به صورت ۲ بعدی برای یک نازل برای اعداد رینولدز بین ۱۰۰

۱- مقدمه

در این مقاله سعی بر، شبیه‌سازی عددی پدیده کاویتاسیون در نازل انژکتور موtor دیزل دریایی شده است که در آن از شرایط مرزی ورودی متغیر نسبت به زمان برای فشارهای ورودی مختلف استفاده شده است. نمودار پاشش سوخت برای فشارهای متغیر ۱۸۰۰ بار و ۱۵۰۰ بار با استفاده از درون‌بایی استخراج شده‌اند که تابع معادلات خطی چندجمله‌ای هستند. کانتورهای مایع و بخار و نمودارهای برهم‌کنش گرمی برای حالات مختلف فشار ورودی و خروجی نیز استخراج شده و نتایج پدیده کاویتاسیون با نتایج تجربی خوردگی مقایسه شده است. از کارهای انجام گرفته می‌توان به کارهای رسومکنن [1] آزمایش‌هایی درباره ایجاد کاویتاسیون لایه‌ای روی استوانه‌ای با سر نیمکره و نیز سرتخت، که محور آن در جهت جریان باشد، باهدف تعیین توزیع فشار بر سطح جسم، انجام دادند. این نتایج به طور گستره‌ای توسط محققین بعدی برای اطمینان آن از کارکرد مدل سازی‌های انجام شده، مورد استفاده قرار گرفته

که p فشار استاتیک، τ_{ij} تانسور تنش، ρg_i و F_i نیروهای گرانشی و جسمی خارجی در جهت i است. تانسور تنش τ_{ij} به صورت زیر تعریف می‌شود:

$$\tau_{ij} = \left[\mu \left(\frac{\partial u_i}{\partial x_j} + \frac{\partial u_j}{\partial x_i} \right) \right] - \frac{2}{3} \mu \frac{\partial u_i}{\partial x_i} \delta_{ij} \quad (3)$$

که در آن μ لزجت مولکولی و جمله دوم در سمت راست اثر اتساع حجمی^۱ (انبساط و انقباض) است. معادلات k و ω عبارتند از:

$$(\rho \bar{U}_j k)_j = \left[\left(\mu + \frac{\mu_t}{\sigma_k} \right) k_j \right]_j + P_k - \beta^* \omega k \quad (4)$$

$$(\rho \bar{U}_j \omega)_j = \left[\left(\mu + \frac{\mu_t}{\sigma_\omega} \right) \omega_j \right]_j + \frac{\omega}{k} (C_{\omega k} P_k - C_{\omega \omega} \rho k \omega) \quad (5)$$

که ثوابت روابط بالا برابر:

$$\beta^* = 0.09, \quad C_{\omega k} = 5.9, \quad \sigma_k = 2, \quad \sigma_\omega = 2 \quad (6)$$

جه شود که در معادله ω ، در جمله تولید k ظاهرنشده است، یعنی:

$$\frac{\omega}{k} C_{\omega k} P_k = \frac{\omega}{k} C_{\omega \omega} \mu \left(\frac{\partial \bar{U}_i}{\partial x_j} + \frac{\partial \bar{U}_j}{\partial x_i} \right) \frac{\partial \bar{U}_i}{\partial x_j} = C_{\omega \omega} \beta^* \left(\frac{\partial \bar{U}_i}{\partial x_j} + \frac{\partial \bar{U}_j}{\partial x_i} \right) \frac{\partial \bar{U}_i}{\partial x_j} \quad (7)$$

معادله زیر معادله کلی انتقال بخار است:

$$\frac{\partial}{\partial t} (\alpha \rho_v) + \nabla \cdot (\alpha \rho_v \vec{V}_v) = R_e - R_c \quad (8)$$

که v فاز بخار، α کسر حجمی بخار، ρ_v چگالی بخار و R_e, R_c انتقال جرم متصل به ترم چشممه معادلات انتقال مومنتوم است که نمادی از تشکیل، رشد و فروپاشی حباب‌های بخار است.

$$R_b \frac{D^2 R_b}{Dt^2} + \frac{3}{2} \left(\frac{DR_b}{Dt} \right)^2 = \left(\frac{P_b - P}{\rho_l} \right) - \frac{4 \nu_l}{R_b} \dot{R}_b - \frac{2 \sigma}{\rho_l R_b} \quad (9)$$

که در آن R_b شعاع حباب‌ها، σ ضریب تنش سطحی برشی مایع، ρ_l چگالی مایع، ν_l لزجت سینماتیکی مایع، P_b فشار سطحی حباب‌ها و P فشار محلی است. مقدار اصلاح شده تنش برشی در معادله ریلی-پلست به صورت زیر پیش‌بینی شده است:

$$\frac{DR_b}{Dt} = \sqrt{\frac{2}{3} \frac{P_b - P}{\rho_l}} \quad (10)$$

۳- مدل‌سازی آشفتگی

۳-۱- هندسه و شرایط مرزی مسئله ازکتور و محفظه احتراق:

و ۲۰۰ پرداختند. آن‌ها برای این کار از یک هندسه متقاضن جهت استفاده بهینه از توان کامپیوتری و زمان محاسبات استفاده کردند که نتایج خود را به صورت کانتور سرعت و کانتورهای کسر حجمی به ازای عدد کاویتاسیون مختلف و تنش‌های اصلی را به واسطه‌ی لزج در نظر گرفتن سیال و به دست آوردن بیشترین تنش برشی و حل معادلات ناویر استوکس به روش حجم محدود پرداختند. اینچ دنیل [8] به بررسی افشه نتایج درون موتور با شرایط واقعی پرداخت. وی نتایج خود را برای سیال چند فازی برای روش لاگرانژ بیان و هندسه مسئله و شرایط مرزی را مشابه باحالت واقعی موتور در نظر گرفت و نتایج خود را در قالب کانتورهای فشار و سرعت و کسر حجمی بخار سوخت بیان و نمودارهای پاشش سوخت را برای ورودی سرعت برحسب چرخش زاویه میل لنگ محاسبه کرد. سایابو و همکاران [9] به بررسی موج فشاری در یک موتور با فشار پاشش سوخت بالا پرداختند. آن‌ها نتایج خود را توسعه نرم‌افزار برنامه‌نویسی MATLAB با استفاده از روش تفاضل محدود بیان نمودند و شبیه‌سازی فرآیند پاشش سوخت و نسبت فشار پاشش برحسب جرم و لزجت سینماتیکی به دست آوردند. بوچر و همکاران [10] به بررسی تجربی شکل افشه برای ازکتور واقعی برای دو موتور اشتعال تراکمی و اشتعال جرقه‌ای و جوشش سیال درون آن پرداختند. آن‌ها نتایج خود را برای خودگی و ساییدگی سوزن ازکتور - نازل و شکل پاشش سوخت به صورت عکس توسط دوربین‌های X-Ray و فوق‌سریع بیان کردند. کومار و گوپتا [11] به بررسی عددی فرآیند پاشش به صورت پایا و توانایی‌های موتور با استفاده از تغییر سوخت مصرفی پرداختند. آن‌ها نتایج خود را به صورت کانتورهای کسر حجمی، فشار و سرعت برای دو نوع سوخت مختلف در نازل سوختی آورده‌اند. زندی و همکاران [12] به بررسی تأثیرات هندسه نازل و شرایط تزریق سوخت بر روی ازکتور دیزل پرداختند. آن‌ها نتایج خود را برای حالت پایا برای کانتورهای کسر حجمی بخار سوخت برای حالت دوفازی برای فشارهای مختلف به دست آوردند. کوکووبینیس و همکاران [13] به بررسی اثرات خودگی کاویتاسیون درون ازکتور موتور دیزل پرداختند. آن‌ها نتایج مربوط به خودگی و ساییدگی خود را توسعه نرم‌افزار متن باز این فوم با روش تلاطم شبیه‌سازی گردابه‌های بزرگ برای سوزن ازکتور بیان کردند و کانتورهای کاویتاسیون را درون ازکتور نمایش دادند.

۲- معادلات حاکم

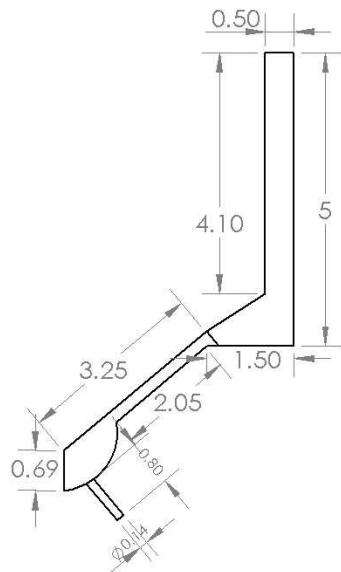
معادلات حاکم بر جریان سیال و انتقال گرما، معادلات بقای جرم، مومنتوم و انرژی هستند. معادله بقای جرم یا پیوستگی، به صورت زیر نوشته می‌شود:

$$\frac{\partial \rho}{\partial t} + \frac{\partial}{\partial x_i} (\rho u_i) = S_m \quad (11)$$

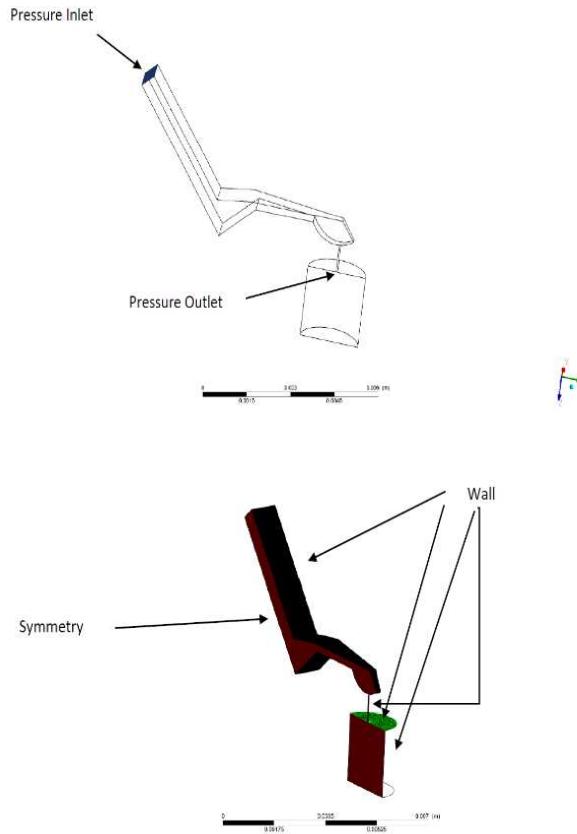
عبارت S_m جرم اضافه شده به جریان است. این جمله می‌تواند در معادلات مربوط به اجزای شیمیایی (که یک‌گونه‌ی شیمیایی تولید می‌شود یا از بین می‌رود) وارد شود، معادله بقای مومنتوم در راستای دلخواه i به صورت زیر است:

$$\frac{\partial}{\partial t} (\rho u_i) + \frac{\partial}{\partial x_j} (\rho u_i u_j) = - \frac{\partial p}{\partial x_i} + \frac{\partial \tau_{ij}}{\partial x_i} + \rho g_i + F_i \quad (12)$$

¹ Effect of volume dilatation



شکل ۲- ابعاد هندسه مسئله برای انژکتور(تمامی اندازه ها به میلیمتر است)



شکل ۱- شرایط مرزی مسئله برای انژکتور و محفظه احتراق

عموماً مدل واقعی انژکتور بیش از یک نازل دارد، در این مقاله نصف یکی از نازل‌ها به عنوان هندسه مسئله در نظر گرفته شده است(جدول ۱).

۳-۲- تعریف مسئله و فرضیات مسئله

فرایند پاشش سوخت در موتور دیزل دریابیی یکی از پیچیده‌ترین مسائل مهندسی است. هنگامی که پیستون از نقطه‌ی مرگ پایین^۱ شروع به حرکت به سمت نقطه‌ی مرگ بالا^۲ می‌کند، در این مسیر هوای درون سیلندر را فشرده کرده و در بی‌این فشرده‌سازی دما و فشار آن بالا می‌رود. در یک بازه‌ی زمانی خاص نازل که در نزدیکی نقطه‌ی مرگ بالا قرار دارد سوخت را با فشار بسیار زیاد درون محفظه‌ی سیلندر پاشش می‌کند به‌گونه‌ای که ذرات سوختی هنگام برخورد با نقطه‌ای که بیشترین فشار و دما را دارد عمل احتراق را رقم می‌زنند و انفجار ناشی از این امر سبب حرکت پیستون درون محفظه سیلندر می‌شود. موتور استفاده‌شده در این گزارش از نوع اشتغال- تراکمی است. فشار تزریق سوخت درون سیلندر توسط نازل در دور موتورهای مختلف متفاوت است به‌گونه‌ای که در دور موتور ۱۶۰۰ دور بر دقیقه در حدود ۱۱۰۰ اتمسفر و در دور موتور ۲۶۰۰ دور بر دقیقه حدود ۱۸۰۰ اتمسفر است. فرایند کاویتاسیون هنگامی رخ می‌دهد که در دمای ثابت فشار سیال افت کند. در طی فرایند تزریق سوخت به علت تغییر در سطح مقطع‌هایی که درون انژکتور قرار دارند و تغییرات ناگهانی سرعت، پدیده‌ی کاویتاسیون ناگزیر به وجود می‌آید که یکی از اصلی‌ترین عوامل خودگی در اعضای انژکتور موتورهای دیزلی است. شدت تلاطم به علت پایان بودن فرایند حل، ۵ درصد در نظر گرفته شد است. سیالات تراکم ناپذیر هستند. فشار بخار ۳۵۴۰ پاسکال در نظر گرفته شده است. سیالات مورداستفاده هوا، گازوئیل مایع و بخار گازوئیل

جدول ۱- شرایط مرزی

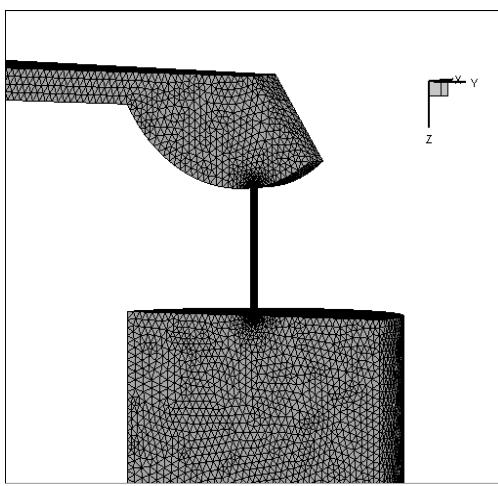
شرط مرزی	توضیحات
Pressure Inlet	برای شرط فشار ورودی از فشارهای وابسته به زمان استفاده شده است. این فشارها در بیشترین حالت به ترتیب 1500, 1800, 1500 بار هستند. که هر کدام با شکل پاششی مختلفی تزریق می‌شوند.
PressureOutlet	برای شرط فشار خروجی از فشارهای به ترتیب 60, 27, 0 بار استفاده شده است.
Wall	برای شرط دیواره از شرایط استاندارد دیواره در نرم‌افزار ANSYS Fluent استفاده شده است.
Symmetry	شرط متقارن است.

¹ Bottom Dead Center

² Top Dead Center

است. فشار ورودی دو حالت ۱۸۰۰ و ۱۵۰۰ بار و فشار خروجی برای سه حالت ۶۰، ۲۷ و ۰ بار در نظر گرفته شده است.

(شکل ۳).



شکل ۳- نمایی نزدیک از شبکه‌بندی مسئله

محاسبه این دو متغیر در مرکز خروجی نازل صورت گرفته است.

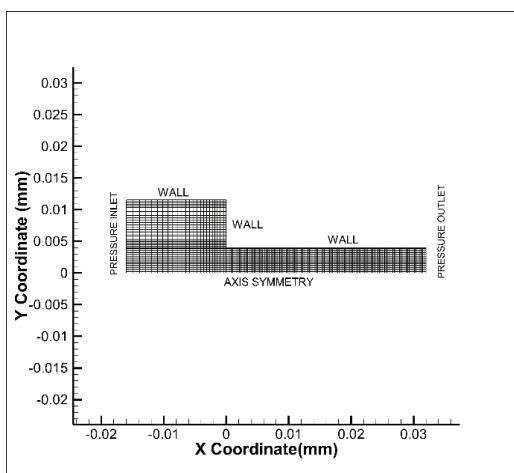
۳-۳- بررسی عدم وابستگی حل به اندازه شبکه

به علت محدود بودن هزینه‌ها و زمان و حافظه رایانه‌ای مجبور به محاسبه‌ی بهینه‌ترین حالت از شبکه‌بندی برای به دست آوردن بهترین جواب است. جهت به دست آوردن شبکه‌بندی بهینه که بتواند پیش‌بینی‌های درستی را نسبت به مسئله در اختیار قرار دهد، ۸ شبکه مختلف لحاظ شده است که در (جدول ۲) قابل مشاهده است:

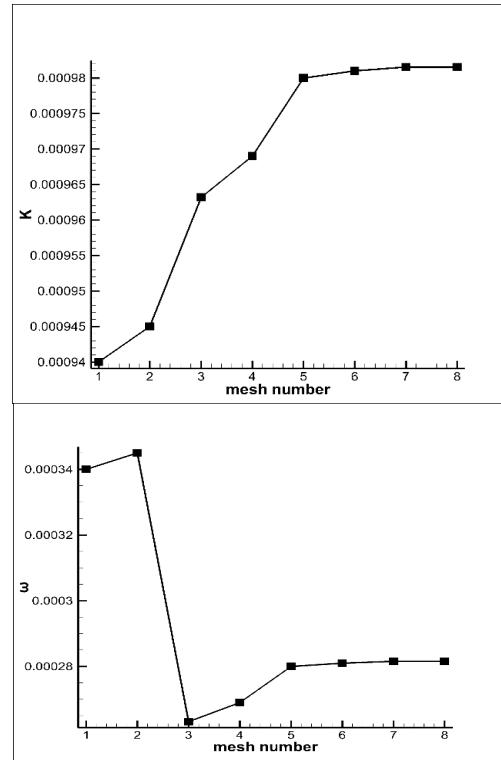
جدول ۲- تعداد نقاط در شبکه‌بندی

تعداد نقاط شبکه	تعداد
۱۵۶۰۰۰	۱
۲۱۹۶۰۰	۲
۳۶۰۰۰۰	۳
۵۲۵۲۰۰	۴
۷۲۰۰۰۰	۵
۹۵۸۸۰۰	۶
۱۲۱۶۰۰۰	۷
۱۵۲۰۴۰۰	۸

در اینجا دو متغیر را به عنوان جواب معادلات مستقل از شبکه‌بندی در نظر گرفته شده است که نمودار جواب‌ها به شکل زیر است:

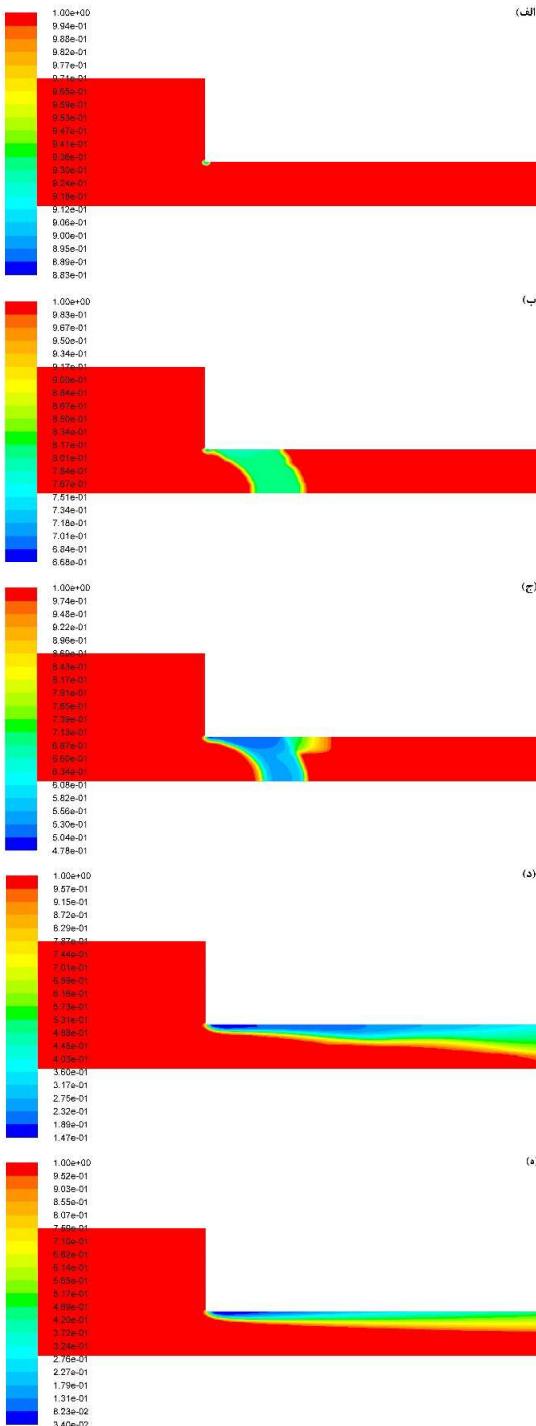


شکل ۴- هندسه و شرایط مرزی و شبکه‌بندی نازل ۲ بعدی

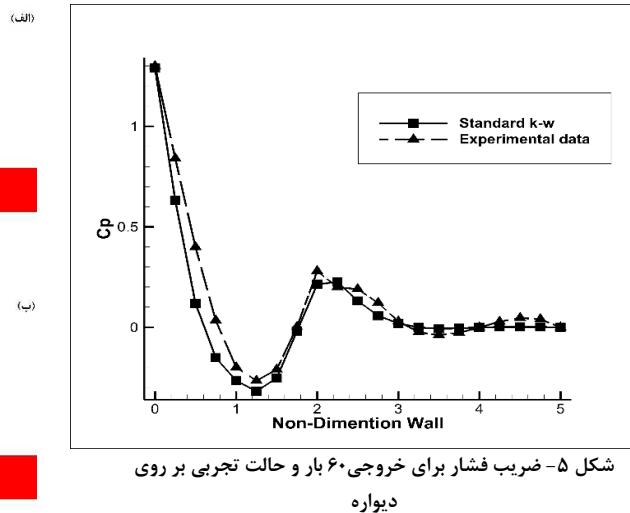


شکل ۲- تغییرات k و ω برای ۸ نوع شبکه‌بندی مختلف

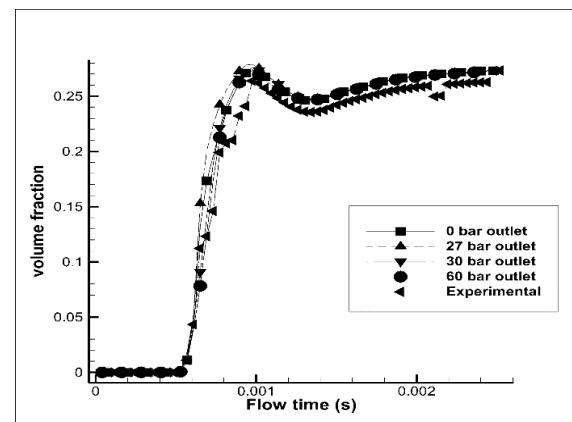
^۱ User Define Function



شکل ۷- نمایش کانتور های کسر حجمی برای دو سیال گازوئیل مایع و بخار گازوئیل برای مدل کسر حجمی^۱ و نمودهی تشکیل بخار گازوئیل توسط مکانیزیم کاویتاسیون. فشار خروجی ۶۰ بار و فشار ورودی گذرا ۱۸۰۰ بار (الف) شروع تولید بخار در اوایل پاشش، (ب و ج) گسترش ناگهانی دامنه بخار تولیدشده، (د) اواسط پاشش سوخت، (ه) اواخر پاشش سوخت (بخار توسعه یافته)



شکل ۵- ضریب فشار برای خروجی ۶۰ بار و حالت تجربی بر روی دیواره

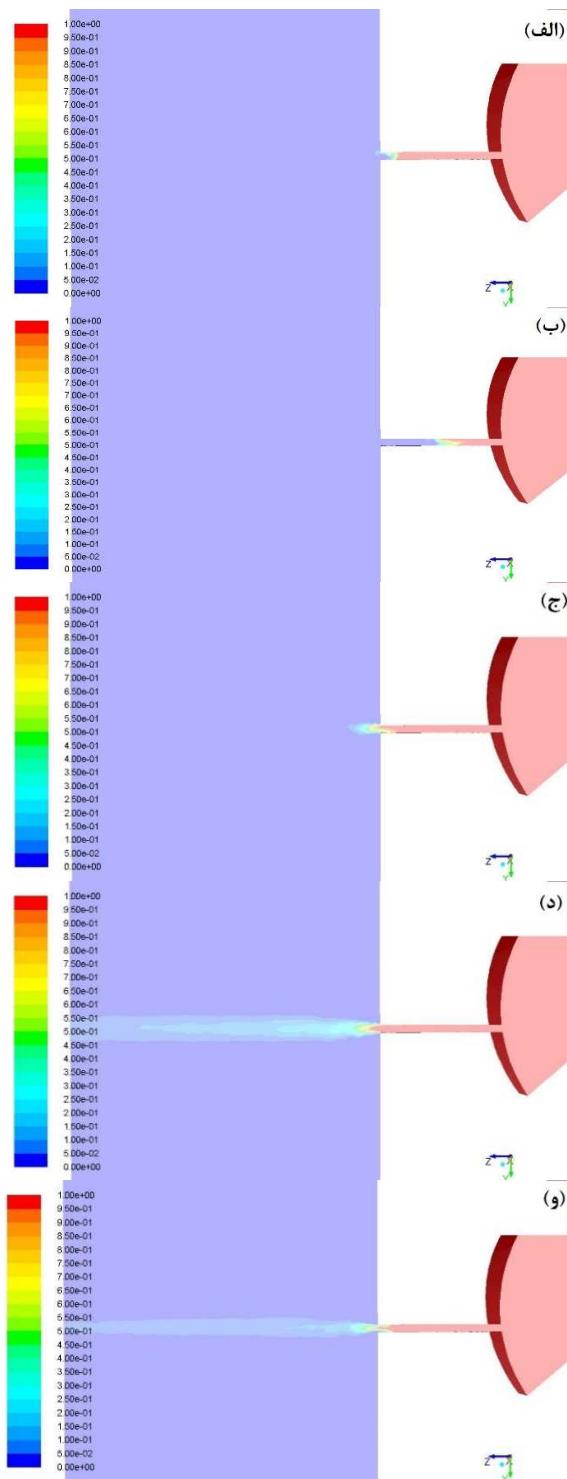


شکل ۶- کسر حجمی بخار سوخت برای حالت های مختلف خروجی و حالت تجربی برای ۳۰ بار بر روی دیواره

برای نمودار فشار در حالت گذرا از فشار ۱۸۰۰ بار استفاده شده است. در شکل ۵ ضریب فشار برای خروجی ۶۰ بار در نظر گرفته شده است. که پیش‌بینی کاملاً خوبی را نسبت به حالت تجربی داشته است. در شکل ۶ کسر حجمی نسبت به زمان نمایش داده شده است، که برای این متغیر در ابتدای فرایند پاشش سوخت هیچ بخاری تشکیل نشده است، که در ۰.۰۰۰۲ ثانیه از پاشش سوخت فرایند تولید بخار شروع شده است. که پیش‌بینی بسیار خوبی با شرایط تجربی دارد. برای نمودار کسر حجمی نیز از حالت گذرا ۱۸۰۰ بار استفاده شده است. برای دو نمودار مورد مقایسه، پیش‌بینی های خوبی صورت گرفته است که نشان‌دهنده قدرت کافی مدل k-w است.

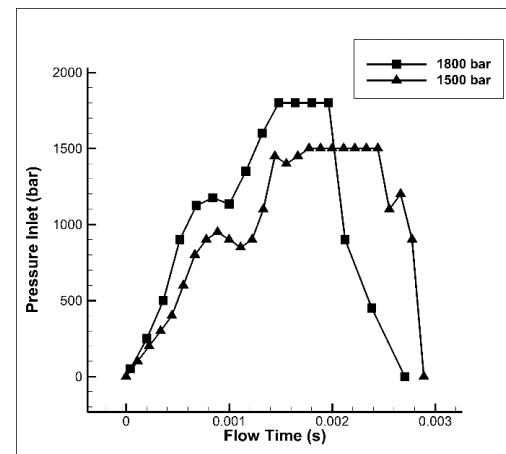
شکل ۷ و ۸ پاشش سوخت به ترتیب برای شبیه‌سازی عددی و بررسی تجربی مورد مقایسه قرار گرفته است که تقریب کیفی خوبی را دارا است.

^۱ Volume of Friction (VOF)



شکل-۸-شکل تجربی پاشش سوخت[14]

۵-۳-نمودار پاشش سوخت
نمودار پاشش سوخت از نتایج تجربی استخراج شده است. تعریف توابع چندجمله‌ای به صورت کد نویسی به زبان C++ برای شرایط مرزی وابسته به زمان وارد نرم‌افزار شده که نمودار آن در شکل ۹ نشان داده شده است..



شکل-۹-نمودار پاشش سوخت برای دو فشار ورودی ۱۸۰۰ بار و ۱۵۰۰ بار

۴-نتایج

برای مسئله اصلی در نظر گرفته شده، از مدل سه بعدی استفاده و حل معادلات دوفازی در نظر گرفته شده، مدل اویلری-اویلری است.

۴-۱-حل برای حالت دوفازی گازوئیل مایع - هوا

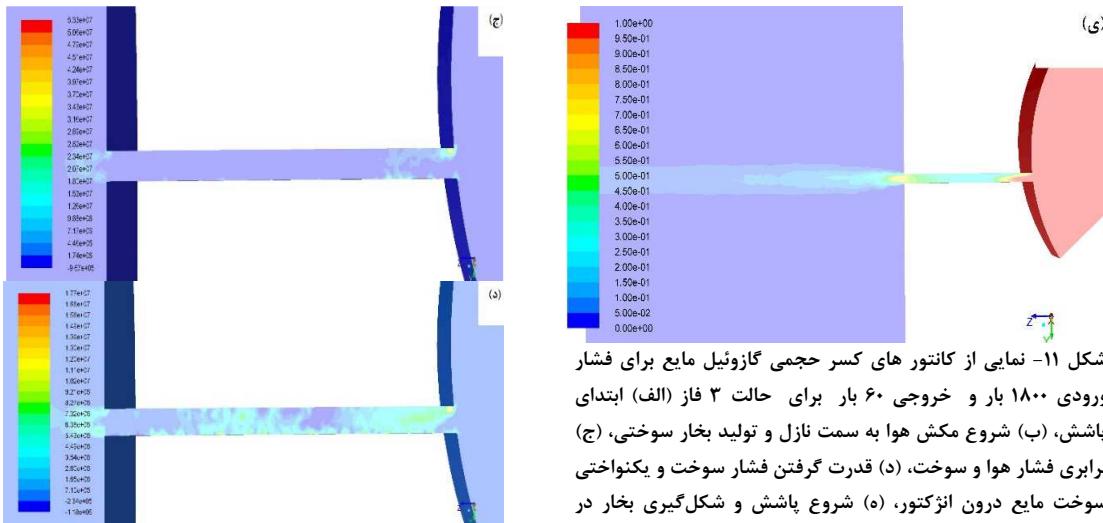
در شکل ۱۰ در لحظه‌ای که سلوونوئید، سوزن انترکتور رو تحریک کرده تا باز شود، به دلیل افت فشار، یک مکش نسبی در سوزن ایجاد شده و سبب مکش هوا در لحظات اولیه می‌گردد. اما پس از اینکه فشار ورودی سیال و فشار هوا برابر شده هوا نفوذ خود را متوقف می‌کند. سپس فشار ورودی بیشتر شده و فرایند پاشش سوخت انجام می‌گیرد و در هنگامی که فشار به اوج پاشش خود رسید سیر نزولی در مقدار شدت پاشش صورت می‌گیرد، این امر سبب می‌شود تا دوباره هوا به داخل نازل انترکتور همانند ابتدای فرایند وارد شود.



شکل ۱۰- فرایند پاشش سوخت برای فشار ورودی ۱۸۰۰ بار گذرا و فشار خروجی ۲۷ بار (الف) اولین تقابل بین دو فاز در اوائل پاشش، (ب) بیشترین مقدار پیش روی هوا در گازوئیل مایع، (ج) ابتدای فرایند پاشش سوخت، (د) اواسط پاشش سوخت، (و) لحظه قبل از اتمام پاشش سوخت، (ه) اتمام پاشش سوخت

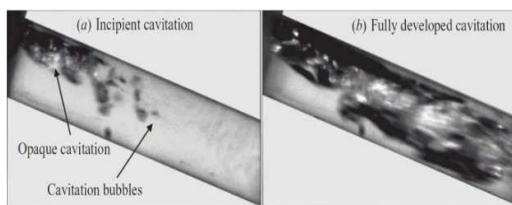
۴-۲- حل برای حالت سه فازی گازوئیل (مایع - بخار - هوا)

در این حالت فرایند روند پاشش سوخت کاملاً منطقی صورت گرفته است. اما در حالت واقعی فرایند پاشش سوخت دیزل جریان ۳ فازی است. فاز سوم اضافه شده به معادلات، بخار گازوئیل است. در شکل ۱۱ پاشش سوخت و تولید بخار برای کسر حجمی گازوئیل مایع آورده شده است. همانند فرایند پاشش سوخت در حالت دوبعدی در این حالت نیز این فرایند ادامه دارد. با این تفاوت که تولید بخار توسط کاویتاسیون به صورت بهتری نمایش داده شده است. در ابتدای فرایند پاشش سوخت به علت اختلاف محفظه سیلندر و سوخت در کسر بسیار کوتاهی از زمان سیال به درون سوزن انژکتور نفوذ کرده است. سپس فشار ورودی بیشتر شده و بر فشار درون محفظه سیلندر غلبه کرده در این لحظه مقداری بخار درون انژکتور شکل می‌گیرد که در طول فرایند پاشش سوخت و شدت گرفتن فشار ورودی این بخار از بین رفته و جای خود را به مایع سوخت داده است. هنگامی که فرایند پاشش به انتهای رسید فشار خروجی بار دیگر بر فشار ورودی غلبه کرده و باعث تولید بخارهای سوختی شده است. کانتور نرخ تولید بخار توسط کاویتاسیون و فرایند رشد حباب‌های بخار به صورت زیر نمایش داده شده است:



شکل ۱۱- نمایی از کانتور های کسر حجمی گازوئیل مایع برای فشار ورودی ۱۸۰۰ بار و خروجی ۶۰ بار برای حالت ۳ فاز (الف) ابتدای پاشش، (ب) شروع مکش هوا به سمت نازل و تولید بخار سوختی، (ج) برابری فشار هوا و سوخت، (د) قدرت گرفتن فشار سوخت و یکنواختی سوخت مایع درون انژکتور، (ه) شروع پاشش و شکل گیری بخار در ابتدای نازل، (ی) انتهای پاشش و شکل گیری بخار درون نازل

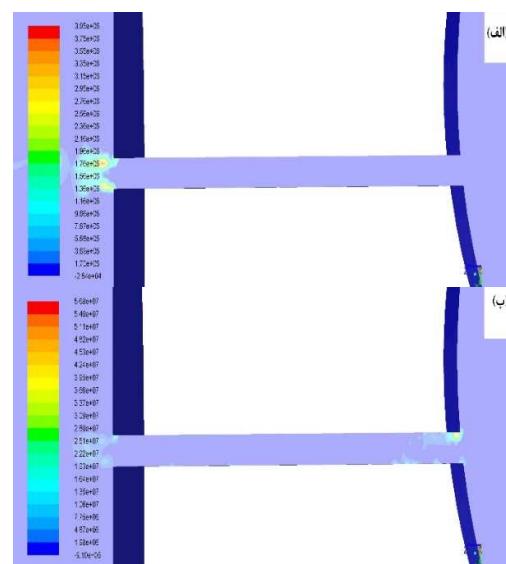
شکل ۱۲- نمایی از تولید کاویتاسیون در طول نازل سوختی انژکتور برای فشار ورودی ۱۸۰۰ بار و خروجی ۶۰ بار (الف) ابتدای پاشش و تولید شدید کاویتاسیون در خروجی نازل، (ب) ابتدای تولید کاویتاسیون و حباب های سوختی در ابتدای نازل انژکتور، (ج) شروع بزرگ شدن حباب ها و حرکت به سمت دهانه خروجی، (د) بهم پیوسته شدن حباب های بخار و تجمع آن ها و حرکت دسته جمعی حباب ها



شکل ۱۳- بررسی تجربی حباب های سوختی درون نازل انژکتور برای ابتدای تولید کاویتاسیون و کاویتاسیون توسعه یافته [15]

شکل ۱۴ نشان دهنده این امر است که علاوه بر فشار ورودی فشار خروجی در تولید پدیده کاویتاسیون بسیار تأثیرگذار است. برای فشارهای خروجی مختلف سیال رفتار متفاوتی از خود نشان داده است. به گونه ای که برای فشار ورودی ۱۸۰۰ بار و خروجی ۰ در ابتدای فرایند پاشش هیچ گونه کاویتاسیونی رخ نداده است اما در انتهای فرایند پاشش سوخت کاویتاسیون رخداده است. در فرایند پاشش سوخت برای فشار ورودی ۱۸۰۰ بار و خروجی ۲۷ بار در ابتدای فرایند پاشش نخ تولید کم بوده و در طول گذر زمان فرایند پاشش سوخت کاویتاسیون رخداده است. در فرایند ۱۸۰۰ بار و خروجی ۶۰ بار نخ تولید کاویتاسیون در ابتدای نسبت به بقیه فشارهای خروجی بیشتر است که در طول زمان پاشش زیاد شده است. در مقایسه دو فشار ورودی و فشارهای خروجی قابل مشاهده است که نخ تولید کاویتاسیون برای فشار خروجی ۰ در دو حالت فشار ورودی ۱۸۰۰ بار و ۱۵۰۰ بار در ابتدای صفر است اما تا انتهای فرایند پاشش این مقدار آن زیاد شده است که برای فشار ۱۸۰۰ بار این نخ بیشتر است.

در شکل ۱۲ در ابتدای فرایند پاشش سوخت تولید کاویتاسیون در انتهای دماغه خروجی انژکتور شروع به رشد کرده و در لحظات بعد تولید کاویتاسیون در ابتدای سوزن انژکتور شروع به پدیدار شدن می کند. کاویتاسیون در ابتدا با تولید حباب های بخار سوخت تولید شده که در ابتدا هنگام پاشش سوخت درون محفظه سیلندر ایجاد شده و هر چه به سمت انتهای فرایند پاشش سوخت رفته ایجاد کاویتاسیون از نوک دماغه نازل با تولید حباب های کوچک شروع شده و در طول نازل این حباب ها رشد کرده و مقدار آن ها زیاد شده و بهم پیوسته شده و به سمت محفظه سیلندر روانه می شوند. در شکل ۱۲ که مربوط به شبیه سازی عددی است تقریب نزدیکی را نسبت به شکل ۱۳ که حالت تجربی حباب های کاویتاسیون را با استفاده از دوربین فوق سریع ثبت کرده است، زده است.



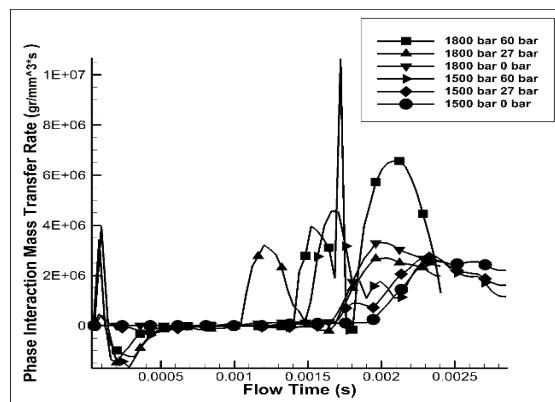
^۱ High Speed Camera

۵- نتیجه‌گیری و جمع‌بندی

در فرایند پاشش سوختن نرخ تولید کاویتانسیون برای فشارهای ورودی و خروجی مختلف متفاوت است به‌گونه‌ای که برای فشار ۱۸۰۰ بار این نرخ با نوسانات زیاد و مقدار بیشتر نسبت به فشار ورودی ۱۵۰۰ بار است. بیشترین مقدار تولید کاویتانسیون در ابتدا و انتهای فرایند پاشش صورت گرفته است. فرایند کاویتانسیون هنگامی رخ می‌دهد که در دمای ثابت فشار سیال افت کند. در طی فرایند تزریق سوخت به علت تغییر در سطح مقطع‌هایی که درون انژکتور قرار دارند پدیده‌ی کاویتانسیون ناگزیر به وجود می‌آید که یکی از اصلی‌ترین عوامل خودگی و ساییدگی در اضای نازل موتورهای دیزلی و علاوه بر آن این پدیده یکی از عوامل تزریق ناقص درون سیلندر است به‌گونه‌ای که بر روی عملکرد موتور تأثیرگذار است.

۶- مراجع

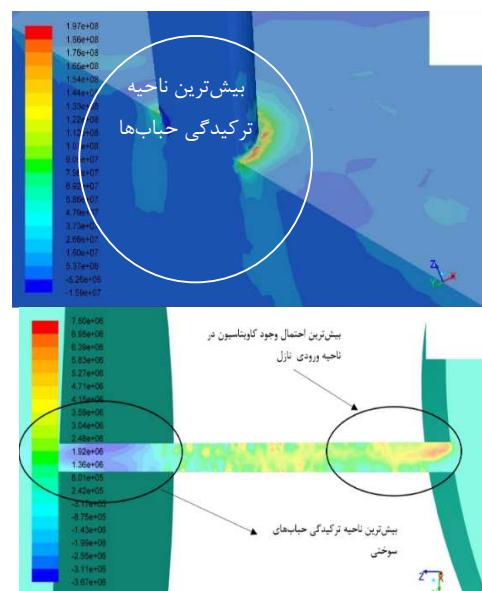
- [1] Rouse H., and McNown, J.S., Cavitation and Pressure Distribution, Head Forms at Zero Angle of Yaw. Studies in Engineering, Bulletin, State University of Iowa Ames, Iowa. 1948
- [2] Chen Y., Heister SD., A numerical treatment for attached cavitation. *J Fluids Eng*; pp 8–13, 1994
- [3] Singhal AK., Vaidya N., Leonard AD., Multidimensional simulation of cavitating flows using a PDF model for phase change. ASME Paper FEDSM97-3272, 1997.
- [4] Kunz RF., Chyczewski TS., Boger DA., Stinebring DR., Gibeling HJ., Multi-phase CFD analysis of natural and ventilated cavitation about submerged bodies. ASME Paper FEDSM99-7364, Proceedings of the Third ASME/JSME Joints Fluids Engineering Conference, 1999.
- [5] Senocak KJ., Shyy TY., Computational methodology for the simulation of turbulent cavitating flows. The University of Florida, Lecoffre, Cavitation Bubble Trackers. (Book), 2001.S
- [6] Martynov B., Mason D J. and Heikal M R., Numerical simulation of cavitation flows based on their hydrodynamic similarity. The manuscript was accepted after revision for publication on 6 September, 2005
- [7] Dabiri S. and Sirignano W., A., Cavitation in an orifice flow. *J. PHYSICS OF FLUIDS* 19, 072112, 2007.
- [8] Dipl Ing., Daniele Suzzi., Diesel Nozzle Flow and Spray Formation: Coupled Simulations with Real Engine Validation. Institute of Aerospace Thermodynamics, pp1-6, 2009.
- [9] SABAU S. A., Adrian A.Y., BARHALESCU, Mihaela Luminita., OANTA, Emil, MODELING OF HIGH-PRESSURE FUEL INJECTION SYSTEMS. Annals of DAAAM & Proceedings of the 23rd International DAAAM Symposium, Volume 23, No.1, ISSN 2304-1382, 2012.
- [10] Adrian J Butcher., Pavlos G Aleiferis and Dave Richardson., Development of a Real-size Optical Injector Nozzle for Studies of Cavitation, Spray Formation and Flash-Boiling at Conditions Relevant to Direct-Injection spark-Ignition Engines. *International J of Engine Research* 14 (6) 557–577, 2013.
- [11] Vimal Kumar, Pathak and Sumit Gupta., STUDY OF NOZZLE INJECTOR PERFORMANCE USING CFD. *International Journal of Recent advances in Mechanical Engineering (IJMECH)* Vol.4, No.3, 2015.
- [12] Zandil A., Sohrabi S., Shams M., Influence of nozzle geometry and injection conditions on the cavitation flow inside a diesel injector. *International Journal Automotive Engineering* Vol. 5, Number 1, March, 2015.
- [13] Phoevos Koukouvinis., Manolis Gavaises., Jason Li., Lifeng Wang., Large Eddy Simulation of Diesel injector including



شکل ۱۴- نرخ تولید کاویتانسیون برای فشار ورودی مختلف و فشارهای خروجی مختلف

۳-۴- بررسی خوردگی در نازل انژکتور

شبیه‌سازی جریان در نازل‌های سوختی و نتایج آن تأثیر زیادی در توسعه هندسه نازل‌ها دارد. در بسیاری از موارد در درون نازل انژکتور عمل پاشش سوخت همراه با پدیده‌ی ساییدگی و خوردگی در نازل همراه است. درون انژکتورهایی که با فشار بالا عملکرد پاشش سوخت را انجام می‌دهند پدیده‌ی کاویتانسیون یک پدیده‌ی غیرقابل چشمپوشی است در این پدیده حباب‌های بخار سوخت تولید شده در ابتدای نازل شکل می‌گیرند و شروع به رشد کرده و در طول مسیر نازل به هم می‌پیوندند. حباب‌ها هنگام ورود به محیط با فشار بیشتر پایداری خود را از دست می‌دهند و می‌ترکند. ترکیدگی این حباب‌ها در نازل باعث ساییدگی و خوردگی فلز نازل می‌شوند. در جایی که احتمال وجود کاویتانسیون بیشتر است پدیده‌ی خوردگی و ساییدگی نیز وجود دارد (شکل ۱۵).



شکل ۱۵-نمایی از بیشترین تولید کاویتانسیون در نازل برای اواخر پاشش سوخت برای فشار ورودی ۱۵۰۰ بار و خروجی ۶۰ بار

cavitation effects and correlation to erosion damage Fuel. 175 pp 26–39, 2016.

[14] Florijn J., Experimental Studies on the Performance of Catalytically Hydrotreated Fast Pyrolysis oil in a Stationary Diesel Engine. Acknowledged for assisting with the engine test. 2004.

[15] Payri R., Margot X., Salvador F J A numerical study of the influence of diesel nozzle geometry on the inner cavitating flow. SAE Paper 01-0215, 2002.