ISSN: 2476-5082

www.uctjournals.com

دوره ۳، شماره ۳، پاییز ۱۳۹۶

مطالعه عددی فر آیند پاشش سوخت و احتراق در یک موتور احتراق داخلی پاشش مستقیم با استفاده از روش دینامیک سیّالات محاسباتی ۱

علیرضا بینش'، سید مسعود هاشمی'، صابر کهن سال جویباری' ۱.استادیار گروه مهندسی مکانیک رو دانشگاه صنعتی مالک اشتر ۲.استادیار گروه مهندسی مکانیک دانشگاه صنعتی مالک اشتر

۳. کارشناس ارشد مهندسی طراحی و ساخت خودرو دانشگاه صنعتی مالک اشتر

چکیدہ

در این پژوهش، به بررسی استفاده از روشهای مختلف تزریق سوخت دیزلی در سامانه یسوخت رسانی موتور کاترپیلار ۲۳۴۰۱ پرداخته خواهد شد تا بر اساس آن بتوان احتراق درون موتور را براساس شاخصهای آلایندگی و عمل کردی بهبود بخشید.بر همین اساس، از سه رویکرد استفاده از زمان بندی مختلف پاشش، طول مختلف پاشش که با استفاده از تغییر در فشار سوخت به جود می آید و تغییر در نحوه پاشش یا شکل پاشش استفاده شده است. نتایج نشان میدهند که با افزایش فشار سوخت و کاهش طول پاشش، روند احتراقی موتور از جمله فشار و دمای محفظه ی احتراق افزایش چشم گیری خواهد یافت و همین روند با شدّت کمتر با به پیش انداختن زاویه ی پاشش محقق خواهد شد. استفاده از شکلهای مختلف پاشش نیز نشان میدهد که درصد سوخت پاشیده شده به عنوان پیش و پس پاشش نه تنها در عملکرد موتور که در کاهش آلایندگی نیز تأثیر می گذارد و استفاده از شکل مثلثی، مزیّتی را نسبت به فشار ثابت نشان نمیدهد. استفاده از پیش پاشش با درصد مناسب می تواند کاهش بسیار زیادی بر گونه ی آلایندگی اکسید ازت داشته باشد، بدون آنکه عمل کرد و توان موتور تحت تأثیر مناسب می تواند کاهش بسیار زیادی بر گونه ی آلایندگی اکسید ازت داشته باشد، بدون آنکه عمل کرد و توان موتور تحت تأثیر مناسب می تواند کاهش آلایندهی دوده، تا حد ممکن استفاده اندک از پس پاشش کافی خواهد بود. همچنین بیشترین

واژههای کلیدی: موتور دیزلی، سامانه سوخت رسانی، عملکرد موتور، گونه آلایندگی

¹ Computational fluid dynamic

² CATERPILAR

مقدمه

با وجود اینکه تا به امروز، تحقیقات صورت گرفته در مورد موتورهای احتراق داخلی اطّلاعات بسیار زیادی را در اختیار محققان در این زمینه قرار داده است، اما نحوه توزیع پاشش سوخت خروجی از سامانههای پاشش سوخت و فرآیند تشکیل مخلوط که تأثیر بهسزائی روی کیفیّت احتراق و مقدار گازهای آلاینده خروجی دارند، باید مورد تحقیق بیشتر قرار گیرد.

از اینرو، کار حاضر در راستای بررسی تأثیر شاخصهای پاشش سوخت بر فرآیند تشکیل مخلوط سوخت و هوا با در نظر گرفتن جزئیّات پاشش سوخت و فرآیند احتراق و آلایندگی با به کارگیری نرخهای مختلف پاشش سوخت، زمان بندی متفاوت به همراه تغییر در طول پاشش تعریف شده است. توسعه سیستمهای انعطاف پذیر پاشش فشار قوی سوخت در موتورهای دیزلی به همراه کاربرد مفاهیم جدید احتراق از جمله احتراق دما پایین، اهمیّت نیاز به روشهای دینامیک سیّالات محاسباتی را که قادر به شرح فرآیندهای صورت گرفته در جدایش پاشش و تشکیل مخلوط احتراقی هستند افزایش میدهد. به این منظور یک موتور دیزلی پاشش مستقیم با استفاده از کد دینامیک سیالات محاسباتی نرم افزار ای وی ال فایر^۳ شبیه سازی شده و پس از مطابقت نتایج حاصل از مدل با نتایج تجربی موجود، به منظور بررسی بهبود تشکیل مخلوط احتراقی، شاخصهای پاشش سوخت شامل زمانبندی پاشش، فشار پاشش، و پیکربندی نرخ پاشش بهطور گسترده و در حالات مختلف، مورد بررسی و تحلیل قرار گرفتهاند.

مورگان و همکارانش[†] در سال ۲۰۰۱ تحقیقی را در مورد تأثیر پارامترهایی چون هندسه نازل، فشار پاشش سوخت و شرایط محیط داخل محفظه در ویژگیهای پاشش سوخت دیزل و نحوه اتمی کردن آن به صورت تجربی انجام دادند. نتایج نشان داد که با افزایش فشار پاشش، طول نفوذ پاشش افزایش می یابد. همچنین نازل وی سی او^۵ در مقایسه با نازل مینی ساک^² تولید پاشش با طول نفوذ کمتر می کند که به دلیل اتمی شدن بهتر پاشش در نازل وی سی او و افزایش نرخ تبخیر می باشد.

 لیو و همکاران در سال ۲۰۰۲ تأثیر موقعیّت سوخت پاش و هندسه یکاسه پیستون نسبت به مرکز تقارن را با استفاده از کد کیوا بررسی نمودند. نتایج کار آنها نشان داد که موقعیّتهای غیر مرکزی سوخت پاش تأثیر ضعیفی بر ویژگیهای پاشش و احتراق دارند. همچنین در حالت سوخت پاش واقع در مرکز، نتایج مدل برای قطاع ۵۲ درجه شامل یک پاشش و قطاع ۳۶۰ درجه مشابه بوده است. در ادامه نشان دادند که بالاتر بودن نرخ آزادسازی حرارت سبب افزایش اکسیدازت و کاهش دوده می-گردد[۲].

برگ استراند و همکاران^۷ در سال ۲۰۰۳ تأثیر هندسه دهانه دنازل یک سوخت پاش دیزلی را بر ویژگی های یک پاشش تبخیری در یک مخزن حجم ثابت و به صورت تجربی بررسی نمودند. نتایج کار آنها نشان داد که افزایش فشار پاشش سبب افزایش نرخ تبخیر سوخت و کاهش فاز مایع در پاشش می گردد. همچنین دهانه ی مخروطی شکل با قطر خروجی کوچک تر سبب افزایش نرخ تبخیر شدن نسبت به دهانه ی استوانه ای می گردد. همچنین نازل واگرا سبب کاهش نرخ تبخیر شدن نسبت به دهانه ی استوانه ای می گردد. همچنین دان و اگرا سبب کاهش نرخ تبخیر شدن نسبت به نازل یک سوخت پاش می گردد. می تربت به نازل واگرا سبب کاهش نرخ تبخیر شدن سوخت سبب افزایش نرخ تبخیر شدن نسبت به نازل واگرا سبب کاهش نرخ تبخیر شدن سوخت نسبت به نازل استوانه ای می گردد.

 پارک و همکاران^۸ در سال ۲۰۰۴ تأثیر پیش پاشش^۹، پس پاشش^{۱۰} و تزریق چندگانه را در احتراق و آلایندگی یک موتور دیزلی مجهّز به سامانه پاشش خط مشترک به صورت تجربی بررسی نمودند. یک دوربین عکس برداری با سرعت بالا برای ثبت تغییرات پاشش و احتراق در داخل محفظهی احتراق به کار گرفته شد. نتایج نشان می دهد که پاشش قبل از نقطهی مرگ بالا

- 3 Avl Fire
- 4 Morgan et al
- 5 VCO
- 6 Mini Sac
- 7 Bergstrand et al
- 8 Park et al
- 9 Pilot
- 10 Post

در بهبود کارآیی موتور تأثیرگذار است. بهره گیری از پیش پاشش قبل از پاشش اصلی بهدلیل کاهش زمان تأخیر در اشتعال سبب کاهش نوک احتراق پیش آمیخته می گردد. همچنین استفاده از پس پاشش سبب کامل شدن فرآیند اکسایش در مراحل انتهایی احتراق و کاهش آلاینده دوده گردید. امّا به دلیل نفوذ پاشش به مناطق سرد سیلندر سبب افزایش هیدروکربنهای نسوخته می گردد. تزریق چندگانه نیز در فشارهای پاشش پایینتر سبب کاهش اکسید ازت و دوده گردید [۴].

آلوکا و همکاران^{۱۱} در سال ۲۰۰۴ با استفاده از کد فایر، پاشش پاشیده شده از یک سامانه پاشش خط مشترک در یک مخزن حجم ثابت را شبیه سازی کردند. نتایج عددی با نتایج تجربی موجود در شرایط مختلف مقایسه گردید که تطابق خوبی را نشان داد. شرایط مختلفی که در این تحقیق بررسی شد شامل فشار پاشش تا ۱۲۰ مگاپاسکال و فشار داخل محفظه در لحظه پاشش از ۱/۰ تا ۵ مگاپاسکال بود[۵].

کریمی و همکاران^{۱۲} در سال ۲۰۰۷ به صورت تجربی و عددی به بررسی پارامترهای تأثیر گذار در طول نفوذ پاششهای دیزلی فشار قوی پرداختند. نتایج نشان داد که افزایش فشار داخل سیلندر سبب کاهش طول نفوذ پاشش می گردد. همچنین افزایش فشار پاشش سبب افزایش طول نفوذ پاشش می گردد. همچنین ترخ تریش فشار پاشش سبب افزایش طول نفوذ پاشش می یابد. با این حال تأثیر دمای داخل محفظه نشان داد که با افزایش دما و افزایش نرخ تبخیر، طول نفوذ پاشش می یاد. با این حال تأثیر دمای داخل محفظه نشان داد که با افزایش دما و افزایش نرخ محمول نفوذ پاشش می یابد. با این حال تأثیر تغییر این پارامترها در مراحل اولیه ینفوذ پاشش دیده نمی شود. آنها محفظه نشان داد که با افزایش دیده نمی شود. آنها محفظه نشان داد که با افزایش دیده نمی شود. آنها محمول نفوذ پاشش می یابد. با این حال تأثیر تغییر این پارامترها در مراحل اولیه ینفوذ پاشش دیده نمی شود. آنها محمول نفوذ پاشش دیده محمول نفوذ پاشش دیده نمی شود. آنها محمول نفوذ پاشش دیده نمی شود. آنها محمول نفوذ پاشش دیده نمی باد. با این حال تأثیر تغییر این پارامترها در مراحل اولیه ینفوذ پاشش دیده نمی شود. آنها محمول محمول محمول جدایش پاش در که کیوا توسعه دادند [۶].

• حسین پور و همکاران^{۱۳} در سال ۲۰۰۸ با استفاده از مدلهای مختلف جدایش، ویژگیهای پاشش و اتمی شدن آنرا با استفاده از کد فایر^{۱۴} بررسی نمودند. نتایج نشان داد مدل چو^{۵۵} نسبت به سایر مدلها طول نفوذ بیشتری را برای پاشش پیش بینی میکند. همچنین مدل کیلوین هلمهولتز _رایلی تیلور^{۱۶} رفتار نفوذ پاشش با زمان را با دقّت بیشتری نسبت به زمان پیش بینی میکند و تطابق بهتری با نتایج آزمایشگاهی نشان میدهد. در این مدل، جدایش قطرات بزرگتر، سریعتر اتفاق افتاده و نرخ تبخیر افزایش یافته و طول نفوذ کمتر میگردد[۷].

• فروبنیوس و همکاران^{۱۷} در سال ۲۰۰۹ روشهای کاهش همزمان آلایندههای اکسید ازت و دوده را در یک موتور دیزل دریایی با استفاده از کد فایر بررسی نمودند. نتایج نشان میدهد با افزایش فشار پاشش سوخت و شدّت یافتن احتراق در مراحل پایانی میزان دوده کاهش مییابد. همچنین با افزایش زمان تأخیر در اشتعال با استفاده از پاشش زودتر سوخت در داخل محفظه، تشکیل مخلوط و نفوذ هوا در بخار سوخت بهبود یافته و میزان تشکیل دوده کمتر میگردد[۸].

خلیل آریا و همکاران در سال ۲۰۱۰ تأثیر هندسه دهانه دازل یک سوخت پاش دیزلی را بر ویژگیهای پاشش خروجی از آن و احتراق و آلایندگی یک موتور دیزلی پاشش مستقیم به صورت عددی بررسی کردند. نتایج نشان می دهد، دهانه با لبه ی ورودی تیز سبب تشدید حباب زایی صورت گرفته در داخل دهانه و افزایش جدایش اوّلیه پاشش خروجی می شود. این موضوع سبب کاهش قطر متوسّط قطرات، افزایش اندازه تبخیر و تشکیل مخلوط سوخت و هوا می گردد. در نتیجه اندازه موضوع سبب کاهش قطر متوسّط قطرات، افزایش اندازه تبخیر و تشکیل مخلوط سوخت و هوا می گردد. در نتیجه اندازه آزادسازی حرارت و تشکیل اکسیدازت افزایش یافته و تولید دوده کمتر می گردد. همچنین تأثیر نسبتهای مختلف طول به قطر موخت و هوا می گردد. در نتیجه اندازه دهانه ی نازل نیز در این کار بررسی گردید که به دلیل مشابه بودن شدّت حباب زایی در حالات مختلف، ویژگیهای پاشش سوخت خروجی شامل طول نفوذ و قطر متوسّط قطرات تغییر چندانی پیدا نکردند. به همین دلیل کیفیّت مخلوط احتراقی سوخت خروجی شامل طول نفوذ و قطر متوسّط قطرات تغییر چندانی پیدا نکردند. به همین دلیل کیفیّت مخلوط احتراقی موخت خروجی شامل مول نفوذ و قطر متوسّط قطرات تغییر چندانی پیدا نکردند. به همین دلیل کیفیّت مخلوط احتراقی موخت خروجی شامل طول نفوذ و قطر متوسّط قطرات تغییر چندانی پیدا نکردند. به همین دلیل کیفیّت مخلوط احتراقی میون شده نیز دچار تغییر نمی شود و احتراق صورت گرفته در داخل سیلندر و میزان آلایندهای خروجی نیز بدون تغییر می می می از ای آلاینده های خروجی نیز بدون تغییر می می می داخل می از ای آلاینده های خروجی نیز بدون آن می می می داخل سیلندر و میزان آلاینده های خروجی نیز بدون تغییر می می داخل سیلند و میزان آلاینده های خروجی نیز بدون تغییر می می داخل ها می می دیزان آلاینده های خروجی نیز بدون تغییر می می داخل ها می دان ای در ای می در می می در داخل می می در می می داخل می دازه آل می می دیزان آلاینده می خروجی نیز به دون می در داخل سیلند و میزان آلایند در داخل می داخل ها می داخل ها می دازه ای در داخل می داخل ها دازه می در داخل می داخل ها می داخل ها داخل ها داخل ها دان در داخل می داخل ها د

- 11 Allocca et al
- 12 Karimi et al
- 13 Hosseinpour et al
- 14 Avl Fire
- 15 Chu
- 16 KH-RT

¹⁷ Frobenius et al

معادلات و مدل حاکم بر مساله

معادلات تکانه، پیوستگی و انرژی

معادلات تکانه، پیوستگی و انرژی در کنار معادلات آشفتگی، در تمام فرآیندهای مربوط به یک چرخه بسته در حالت تراکم پذیر و آشفته حل میشوند. معادلات تکانه و پیوستگی مربوط به محاسبهی میدانهای سرعت و فشار و معادلهی انرژی مربوط به محاسبه آنتالپی کلی یا آنتالپی ایستایی میباشد.

شکل کلی معادلات بقاء جرم، تکانه و انرژی را به ترتیب برای یک حجم کنترل میتوان به صورت زیر نوشت:
$$\frac{\partial \rho}{\partial t} = -\frac{\partial}{\partial x_j} (\rho U_i)$$

$$\begin{split} \rho \frac{DU_i}{Dt} &= \rho \frac{\partial U_i}{\partial t} + \rho U_i \frac{\partial U_i}{\partial x_j} = \rho g_i + \frac{\partial \sigma_{ij}}{\partial x_j} = \rho g_i - \frac{\partial p}{\partial x_i} + \frac{\partial}{\partial x_j} \Bigg[\mu \Bigg(\frac{\partial U_i}{\partial x_j} + \frac{\partial U_j}{\partial x_i} - \frac{2}{3} \frac{\partial U_k}{\partial x_k} \delta_{ij} \Bigg) \Bigg] \\ \rho \frac{DH}{Dt} &= \rho \Bigg(\frac{\partial H}{\partial t} + U_j \frac{\partial H}{\partial x_j} \Bigg) = \rho q_j + \frac{\partial p}{\partial t} + \frac{\partial}{\partial x_i} (\tau_{ij} U_j) + \frac{\partial}{\partial x_j} \Bigg(\lambda \frac{\partial T}{\partial x_j} \Bigg) \\ H \text{ solutions } \sigma \text{ solut$$

انتالپی سکون سیال، q^{\cdot} چشمه حرارتی، au تنش برشی سیال و λ ضریب هدایت حرارتی میباشد. پاشش سوخت

معادلهی تکانه

معادله تكانه پاشش را ميتوان بهصورت زير بيان نمود:

$$m_d \frac{du_{id}}{dt} = F_{idr} + F_{ig} + F_{ip} + F_{ib}$$

 F_{ig} نیرویی است که اثرات جاذبه و شناوری را شامل می F_{ig} نیروی ست که اثرات جاذبه و شناوری را شامل می m_d شود و f_{ib} بقیهی نیروهای خارجی مثل نیروی جرم مجازی، نیروهای مغناطیسی یا الکتریکی و غیره را در خود خلاصه می کند. با وارد کردن نیروهای بالا و تقسیم آنها بر جرم ذره m_d رابطهای برای شتاب ذره بهدست می آید که بهطور قراردادی مورد استفاده است:

$$\frac{du_{id}}{dt} = \frac{3}{4} C_D \frac{\rho_g}{\rho_d} \frac{1}{D_d} |u_{ig} - u_{id}| (u_{ig} - u_{id}) + \left(1 - \frac{\rho_g}{\rho_d}\right) g_i$$

مدل جدایش

مشکل اصلی در مدلسازی پاشش سوخت در احتراق دیزل، تعیین و تطبیق چرخه یحاکم بر فرآیندهای جدایش میباشد. در این زمینه تا کنون کارهای زیادی انجام گرفته و مدلهای زیادی ارائه شده است. در کار حاضر از مدل ترکیبی کلوین هلمهولتز- رایلی تیلور^{۱۸} که از جدیدترین و کامل ترین مدلهای ارائه شده است، به منظور شرح جدایش و گردسازی قطرات استفاده می گردد. مدلهای شکستی مانند واو^{۱۹} و تب^{۲۰} قادر نیستند تا جدایش اولیه قطرات را در نظر بگیرند. بنابراین به دلیل اینکه یک مدل شکست معمولاً به تنهایی قادر نیست همه ردههای فرآیند جدایش در موتورها را شرح دهد، اخیراً استفاده از مدلهای ترکیبی، شامل ترکیبی از لااقل دو مدل جدایش مختلف، به منظور افزایش دقت پیش بینی بسیار مورد توجه قرار گرفته است. دو مدل امواج سطحی کلوین هلمهولتز و آشفتگی رایلی تیلور، به منظور شرح جدایش قطرات با هم ترکیب می-گردند.

¹⁸ Kelvin Helmholtz-Rayleigh Taylor

¹⁹ Wave

²⁰ Tab

مدل کلوین هلمهولتز برای پاششهای با سرعتهای نسبی بالا در حال نفوذ در یک محیط با چگالی بالا مناسب میباشد. این مدل بر اساس تحلیل خطی مرتبه اوّل رشد ناپایداری کلوین هلمهولتز بر روی سطح یک افشانه مایع سیلندری شکل پایه گذاری شده است. فرض می گردد که به علّت آشفتگی ایجاد شده در سوراخ نازل، سطح افشانه با یک طیف امواج سطحی سینوسی پوشیده شده است. این امواج سطحی به علّت نیروهای آیرودینامیکی ناشی از سرعت نسبی بین گاز و مایع رشد می-کنند.

در ادامه مدل رایلی تیلور به منظور پیش بینی جدایش ثانویّهی قطرات به کار گرفته می شود. در این مدل ناپایداری سطح بین دو سیّال با چگالی های مختلف، با اعمال یک شتاب منفی (کاهش سرعت) عمود بر این سطح بررسی می گردد. اگر قطرات با سرعت بالا نازل را ترک کنند و به واسطه نیروهای پسای آیرودینامیکی بشدّت کاهش سرعت دهند، قطرات به علت لختی مایع دچار جدایش می گردند.

• انتقال حرارت و تبخير قطرات سوخت

در کار حاضر از مدل داکوویچ^{۲۱} برای مدلسازی انتقال حرارت و تبخیر قطرات استفاده شده است. فرضیّات زیر در این مدل در نظر گرفته میشود:

- تقارن كروى قطره
- لایه ی گازی شبه پایدار در اطراف قطره
 - دمای یکنواخت در طول قطر قطره
- خواص فیزیکی یکنواخت در سیّال اطراف قطره
- تعادل گرمایی بین بخار و مایع در سطح بیرونی قطره

با فرض دمای یکنواخت قطره، نرخ تغییرات دمایی قطره به کمک معادله انرژی تعیین میشود. این معادله بیان میکند که انرژی هدایت شده به داخل قطره یا صرف بالا بردن دمای قطره میشود یا گرما را برای تبخیر فراهم میکند.

$$m_d c_{pd} \frac{dT_d}{dt} = L \frac{dm_d}{dt} + \dot{Q}$$

جرم قطره، c_{pd} گرمای ویژهی قطره و L گرمای نهان تبخیر میباشد. Q شار گرمایی جابجایی است که از گازهای اطراف تأمین می شود.

برخورد ذرات با دیواره

مدل افشانهی دیوارهای ^{۲۲} بر پایه مدل برخورد پاشش و دیواره که نابر و ریتز. آن را عنوان کردند، بنا نهاده شده است. در مدل افشانهی دیوارهای برای محاسبهی قطر قطره بعد از برخورد میتوان از سه روش استفاده کرد. روش افشانهی دیوارهای^{۳۳} که در مطالعه حاضر مورد استفاده قرار گرفته است، قطر قطره بعد از برخورد را به روش زیر محاسبه میکند:

$$\begin{cases} W\!e < 50 & d_{out} = d_{in} \\ 50 \le W\!e \le 300 & d_{out} = d_{in} f(W\!e_{\perp,in}) \\ W\!e > 300 & d_{out} = 0.2d_{in} \end{cases}$$
 sets even ($W\!e = \rho_d D_d U^2 / \sigma$) sets even ($W\!e = \rho_d D_d U^2 / \sigma$) sets even the sets of the set

 $\sum_{a=1}^{n} \sum_{a=1}^{n} \sum_{a$

21 Dukowiz

22 Walljet

23 Walljet1

مدل سازی احتراق مدل شعله هماهنگ گسترش یافته این مدل کاملاً با مدل پاشش جفت میشود و قادر به مدل کردن یک احتراق لایهای که شامل اثر ای جی آر^{۲۴} و تشکیل اکسید ازت میباشد، است که احتراق در موتورهای اشتعال جرقهای را توصیف میکنند. **واکنش شیمیایی**

در پدیدهی احتراق آشفته، مدل شعله هماهنگ گسترش یافته^{۲۵}، منجر به محاسبهی نرخ متوسّط واکنش سوخت می شود. بنابراین، این مدل از یک چرخهی شیمیایی دو مرحلهای برای تبدیل سوخت استفاده می کند:

$$C_n H_m + \left(n + \frac{m}{4}\right) O_2 \rightarrow n \ CO_2 + \frac{m}{2} H_2 O_2$$

 $C_nH_m + \left(\frac{n}{2}\right)O_2 \to n \ CO + \frac{m}{2}H_2$ که تشکیل CO و H₂ در شرایط سوخت نزدیک به واکنش استوکیومتری و سوخت غنی را در نظر می گیرد، در حالی که در شرایط سوخت رقیق از تشکیل آنها صرفنظر می شود. در عبارتهای بالا، n و m تعداد اتمهای کربن و هیدروژن را برای سوخت مورد بررسی، نشان می دهند. نرخ واکنش به صورت زیر محاسبه می شود:

> $\omega_{fu,1} = \omega_L \gamma$ که γ تابعی از نسبت همارزی ϕ و تعداد اتمهای کربن و هیدروژن میباشد. نرخ مصرف سوخت بهصورت زیر است:

$$\omega_{fu,2} = \omega_L (1 - \gamma)$$

که _U نرخ متوسّط مصرف سوخت آرام است که قبلاً توضیح داده شد. نرخهای واکنش فردی هر گونه i که در چرخهی دو مرحلهای شرکت دارد، میتواند به صورت زیر بیان شود:

$$\overline{\rho \dot{r}_{fu}} = -\Sigma \sum_{r=1}^{2} v_{i,r} \, \omega_{fu,r} \cong -\Sigma \omega_L \begin{cases} \gamma \\ (1-\gamma) \end{cases}$$

24 EGR 25 ECFM

مدل شعله هماهنگ گسترش یافته-۳z

از این مدل احتراقی که برخلاف ای سی اف ام خاص سوخت بنزینی بوده است، میتوان به طور خاص برای سوختهای دیزلی استفاده کرد. این مدل همانند مدل قبلی بوده و با این تفاوت که ناحیه به سه بخش ترکیبی تقسیم میشود که میتواند به خوبی با ناحیهی گازهای سوخته شده جفت شود.



مناطق مختلف در مدل شعله هماهنگ گسترش یافته ۳z

مقادير ترموديناميكي

در بخشهای قبلی واضح شد که اگر خواص محلّی از مخلوط گازهای سوخته و نسوخته معلوم باشند، میتوان از سی اف ام توسعه یافته استفاده کرد. بنابراین در هر سلول محاسباتی دو غلظت محاسبه میشود: یکی غلظت در مخلوط گازهای نسوخته و یک غلظت در مخلوط گازهای سوخته. از اینرو، دو معادله انتقال، یکی برای کسر جرمی سوخت نسوخته و یکی برای کسر جرمی سوخت سوخته شده معرّفی می گردد. در حالت به کارگیری پاشش، یک عبارت چشمهی ایجاد^{۲۶}، برای کسر جرمی سوخت نسوخته اضافه میشود. با استفاده از این دو معادله و با فرض همگنی، هر یک از کسرهای جرمی را میتوان محاسبه کرد:

$$\frac{\partial}{\partial t} \left(\rho y_{fu,fr} \right) + \frac{\partial}{\partial x_j} \left(\rho U_j y_{fu,fr} \right) - \frac{\partial}{\partial x_j} \left(\frac{\mu_{eff}}{\sigma_i} \frac{\partial y_{fu,fr}}{\partial x_j} \right) = S_{evap}$$
$$\frac{\partial}{\partial t} \left(\rho y_{O_2,fr} \right) + \frac{\partial}{\partial x_j} \left(\rho U_j y_{O_2,fr} \right) - \frac{\partial}{\partial x_j} \left(\frac{\mu_{eff}}{\sigma_i} \frac{\partial y_{O_2,fr}}{\partial x_j} \right) = 0$$

علاوه بر این، یک معادله انتقال برای آنتالپی مخلوط نسوخته به صورت زیر تعریف می گردد:

 $\frac{\partial}{\partial t}(\rho h_{fr}) + \frac{\partial}{\partial x_j}(\rho U_j h_{fr}) - \frac{\partial}{\partial x_j} \left(\frac{\mu_{eff}}{\sigma_i} \frac{\partial h_{fr}}{\partial x_j}\right) = \rho \varepsilon + \frac{\rho}{\rho_{fr}} \frac{\partial p}{\partial t} + h_{evap}$ h_{evap} h_{evap} h_{evap} h_{color} h_{c

²⁶ Sevap

مخلوط نسوخته شامل پنج ترکیب نسوخته اصلی به نامهای سوخت، اکسیژن، مولکول نیتروژن، دی اکسید کربن و آب میباشد در حالی که برای مخلوط سوخته، هیچ سوختی به دلیل دمای بیشتر ناشی از تجزیه مولکولهای سوخت، باقی نمیماند. مخلوط سوخته ترکیبی از ۱۱ گونه است مانند مولکولها و اتمهای اکسیژن، نیتروژن و هیدروژن، مونوکسید و دی اکسید کربن، آب. با استفاده از y_{fufr} و y_{fufr} به عنوان کسرهای جرمی سوخت تازه و اکسیژن، میزان غنی بودن مخلوط تازه ^{۲۷} را میتوان بلافاصله از نسبت این دو خاصیت محاسبه کرد:

$$N_{2} + O \underset{K_{2}}{\overset{K_{1}}{\longleftrightarrow}} NO + N$$
$$N + O_{2} \underset{K_{4}}{\overset{K_{3}}{\longleftrightarrow}} NO + O$$
$$N + OH \underset{K_{6}}{\overset{K_{5}}{\longleftrightarrow}} NO + H$$

حداکثر میزان اکسید نیتروژن در نسبت همارز ۹/۰ تولید می گردد. در اغلب شعلههای فقیر و استوکیومتری غلظت او اچ^{۲۹} بسیار کم است. بنابراین واکنش سوّم چرخه ی زلدوویچ ناچیز خواهد بود. علاوه بر این، یک تحلیل تجربی به همراه یک تحلیل مدل سازی نشان داده است که در دماهای بالا (بالاتر از ۱۶۰۰ کلوین)، نرخ واکنش برای واکنشهای رفت و برگشت با هم برابر خواهد بود. بنابراین می توان برای دو معادله اوّل یک تعادل جزئی فرض کرد، به گونهای که معادلات با هم گره بخورند. با چنین فرضی می توان غلظت رادیکالها را در قالب عضوهایی از غلظت مولکولهای پایدار بیان کرد که اندازه گیری آنها آسان تر است. همچنین می توان معادلات تعادلی زیر را برای دو واکنش اوّل به کار برد:

 $K_1[N_2][O] = K_2[N0][N]$

 $K_3[N][O_2] = K_4[NO][O]$

حال دستگاه معادلات فوق قابل حل است. با حل این دستگاه میتوان به معادلهی کلی زیر برای تولید اکسید دست یافت:

 $27 \phi_{fr}$

²⁸ Zeldovich

²⁹ OH

$$N_2 + O_2 \rightarrow 2NO$$

که $k_f = k_1.k_2$ به عنوان نرخ واکنش در نظر گرفته می شود. همچنین تغییر غلظت اکسید نیتروژن _ زمان از رابطه یزیر محاسبه می شود:

$$\frac{d[NO]}{d[t]} = 2K_f [O_2]^a [N_2]^b$$

که فقط معادلهی رفت (تشکیل اکسید نیتروژن) در نظر گرفته شده است. نرخ واکنش معادلهی رفت بهصورت زیر داده می شود: $k_f = \frac{A}{/T} \exp(-\frac{E_a}{RT})$

در کار حاضر از مدل هیرویاسیو^{۳۰} برای مدل سازی تشکیل و از مدل کندی و مگنسون^{۳۱} به منظور مدل سازی اکسایش دوده استفاده شده است. براساس آن نرخ تغییر در جرم دوده برابر با اختلاف نرخ تشکیل دوده و نرخ اکسایش آن میباشد.

$$\frac{dM_s}{dt} = \frac{dM_{sf}}{dt} - \frac{dM_{so}}{dt}$$

که نرخ شکل گیری و اکسایش دوده با روابط زیر بیان میشوند:

$$k_{f} = A_{f} P^{0.5} \exp(-\frac{E_{f}}{RT}) \frac{dM_{sf}}{dt} = k_{f} M_{fv}$$
$$\alpha = \min\left[1, \frac{M_{o_{2}}}{M_{s}\Phi_{s} + M_{f}\Phi_{f}}\right] \frac{dM_{so}}{dt} = \alpha A\left(\frac{\varepsilon}{k}\right) M_{s}$$

در این روابط M_{sf} جرم دوده می تشکیل شده، M_{so} جرم دوده کاکسید شده، M_s جرم خالص دوده می باشند. همچنین در رابطه تشکیل دوده نیز p فشار برحسب بار، E_f انرژی های فعال سازی هیرویاسو، f = 71 ثابت پیش توان آرینوس برحسب رابطه تشکیل دوده نیز p فشار برحسب بار، E_f انرژی های فعال سازی هیرویاسو، f = 71 ثابت پیش توان آرینوس برحسب R ، s^{-1} ثابت عمومی گاز و M_{fv} جرم بخار سوخت می باشد. در معادله یا کسایش دوده A ثابت معادله، k و 3 به ترتیب R ، s^{-1} ثابت عمومی گاز و M_{fv} جرم بخار سوخت می باشد. در معادله یا کسایش دوده A ثابت معادله، R و 3 به ترتیب انرژی جنبشی آشفتگی و نرخ اضمحلال آن می باشند. همچنین 2.67 $g_s = 2.67$ و $\Phi_f = 3.5$ مقدار اکسیژن مورد نیاز برای سوختن استوکیومتری یک گرم دوده و سوخت می باشند.

شبیه سازی

در ادامه سعی میشود تا به طور خلاصه مراحل شبیهسازی انجام شده در نرمافزار خاصّ شبیه سازی احتراق جهت حل معادلاتی که در قسمتهای قبل به آنها اشاره شد، توضیح داده شود. نرمافزار فایر برای مدلسازی محفظهی احتراق از یک شبکه شبکه متحرک^{۳۳} سه بعدی استفاده میکند. روش به کار رفته برای حل معادلات کاملاً ضمنی است و میتوان از یک شبکه بیسازمان که از چند وجهیهای دلخواه ساخته شده، استفاده کرد. برای گسستهسازی معادلات از روش حجم محدود و برای میازمان که از روش حمان که در فرمافزار فایر برای مدلسازی محفظه کار روش به کار رفته برای حل معادلات کاملاً ضمنی است و میتوان از یک شبکه بیسازمان که از چند وجهیهای دلخواه ساخته شده، استفاده کرد. برای گسسته سازی معادلات از روش حجم محدود و برای وصل کردن معادلات تکانه و پیوستگی (ایجاد ارتباط بین سرعت، فشار و چگالی)، از روش ساده استفاده می شود.

³⁰ Hiroyasu

³¹ Kennedy and Magnussen

³² Moving Mesh

نحوه ايجاد شبكه سه بعدى

به منظور ایجاد شبکه سه بعدی مدل، ابتدا شبکه دو بعدی تاج پیستون در نقطهی مرگ بالا در محیط شبیه سازی ای اس ای ^{۳۳} از نرم افزار فایر ایجاد می *گ*ردد. در این مرحله هندسه تولید شده در محیط ای اس ای که در قالب اف ال ام^{۳۳} ذخیره شده بود، در نرمافزار فایر فیر فراخوانی شده و فرآیند تولید شبکه بر روی آن اعمال می شود. با توجه به این موضوع که در پایان نامه حاضر، موتور دیزلی پاشش مستقیم کاترپیلار مورد بررسی و تحلیل قرار گرفته است، شبکه دو بعدی ایجاد شده، ۶۰ درجه حاضر، موتور دیزلی پاشش مستقیم کاترپیلار مورد بررسی و تحلیل قرار گرفته است، شبکه دو بعدی ایجاد شده، ۶۰ درجه حاضر، موتور دیزلی پاشش مستقیم کاترپیلار مورد بررسی و تحلیل قرار گرفته است، شبکه دو بعدی ایجاد شده، ۶۰ درجه حول محور عمودی سیلندر نگاشته شده و شبکه سه بعدی با ساختار شش وجهی به وجود می آید. از آنجایی که نازل سوخت پاش در موتور مورد بررسی ۶ سوراخ دارد، با توجه به تقارن هندسی محفظه ی احتراق و برای کم کردن زمان محاسبات، تنها یک قطاع ۶۰ درجه از محفظه ی احتراق به عنوان شبکه عددی انتخاب شده است. بنابراین، ابتدا شبکه برای قطاع ۶۰ درجه در قطه ی مرگ باین ساخته می شود.



نمایی از شبکه سه بعدی ایجاد شده در نقطهی مرگ پایین

از آنجایی که شبیهسازی عددی در یک چرخهی بسته از زمان بسته شدن دریچهی ورودی تا زمان باز شدن دریچهی خروجی صورت میپذیرد، ایجاد شبکه متحرک در دو مرحلهی تراکم و انبساط انجام میشود. فرآیند متحرک سازی شبکه در طی مرحله اول، یعنی تراکم بهصورت زیر اعمال میگردد:

۱۰ ایجاد شبکهی متحرک از زاویهی ۱۸۰ درجهی میللنگ تا زاویهی ۳۲۰ درجهی میللنگ با تقسیم بندی ۲۰ درجهای.
۲۰ ایجاد شبکهی متحرک از زاویهی ۳۲۰ درجهی میللنگ تا زاویهی ۳۶۰ درجهی میللنگ با تقسیم بندی ۱۰ درجهای.
۳۰ ایجاد شبکهی متحرک از زاویهی ۳۴۰ درجهی میللنگ تا زاویهی ۳۶۰ درجهی میللنگ با تقسیم بندی ۵ درجهای.
۳۰ ایجاد شبکهی متحرک از زاویهی ۳۴۰ درجهی میللنگ تا زاویهی ۳۶۰ درجهی میللنگ با تقسیم بندی ۵ درجهای.
۳۱ میدان شبکهی متحرک از زاویهی ۳۴۰ درجهی میللنگ تا زاویهی ۳۶۰ درجهی میللنگ با تقسیم بندی ۵ درجهای.
۳۱ میدان ستری میدان ۲۰ درجهی میل این ۳۰ درجهی میل نگ، میدان با تقسیم بندی ۵ درجهای معدد شبکه میدان ۲۰ درجهای معدد شرایط مرزی ضروری است. همچنین با حرکت شبکه از ۱۸۰ تا ۳۶۰ درجهی میل لنگ، شبکه فشرده میگردد. بنابراین به مناطور حفظ کیفیت شبکه در ۳۲۰ و ۳۴۰ درجهی میل لنگ، شبکه فشرده میگردد. بنابراین به منظور حفظ کیفیت شبکه در ۳۲۰ و ۳۰۰ درجهی میل لنگ، شبکه فشردی محردی اصلاح میشود و در آن اطلاعات از طریق درون یابی خطی به شبکههای جدید منتقل میگردد. در منطقه ریزن^{۵۰} این فشردگی اصلاح می شود و در آن اطلاعات از طریق درون یابی خطی به شبکههای جدید منتقل میگردد. در منطقه ریزن شکل مدل ثابت میماند و فقط آن اطلاعات از طریق درون یابی خطی به شبکههای جدید منتقل میگردد. در منطقه ریزن شکل مدل ثابت میماند و فقط مرزی لازم است. در قسمت بعد که مرحله یاساط می باشد و از نقطهی مرگ بالا (زاویه ۳۶۰ درجه میل لنگ) آغاز شده و تا میدن به نقطهی مرگ بالا (زاویه ۳۶۰ درجه میل لنگ) آغاز شده و تا رسیدن به نقطهی مرگ باد از می یا ۵ درجه میل لنگ) ادامه دارد، شبیه به مرحلهی تراکم انجام می پذیرد. نمایی از شبکه می به به مرحلهی تراکم انجام می پذیرد. نمایی از شبکه می در نمان می در درجه میل لنگ) ادامه دارد، شبیه به مرحلهی تراکم انجام می پذیرد. نمایی از شبکه می درخانی در مرحلهی مرگ بالا نشان می دهد.

³³ ESE

³⁴ flm

³⁵ Rezone

فصلنامه پژوهش در علوم، مهندسی و فناوری دوره ۳، شماره ۳، پاییز ۱۳۹۶، صفحات ۴۳–۵۶

تعداد مراحلی که برای انتقال شبکه انتخاب می شود اختیاری است، امّا در برخی موارد می تواند در روند هم گرایی حل معادلات تأثیرگذار باشد و حتی موجب واگرایی حل آنها شود. در کار حاضر مراحلی که در متحرّک سازی شبکه طی شده بهصورت زیر است: ۵۴۰ ← ۴۰۰ ← ۳۸۰ ← ۳۶۰ ← ۳۴۰ ← ۳۲۰ ← ۱۸۰ شرايط اوليّه با پایان یافتن مراحل مختلف تولید شبکه متحرّک، جهت شروع محاسبات ابتـدا شـرایط انتهای مرحلهی مکش^{۳۶} به عنوان شرایط اوّلیه^{۳۷} معرّفی میشود. شرایط اوّلیه به کار گرفته شده در مدل سازی حاضر در جدول نشان داده شده است: شرایط اولیه در مدل سازی زاویهی میل لنگ در شروع محاسبات (زاویهی بسته شدن دریچه ۲۱۳ درجه هوا) ۴۹۴ درجه زاویهی میل لنگ در پایان محاسبات (زاویهی باز شدن دریچه دود) ۱۸۸۰۰۰ یاسکال فشار اوّليه ۳۱۵ کلوین دمای هوای ورودی ۱۶۰۰ دور در دقیقه سرعت موتور شدّت چرخش هوای داخل سیلندر ./٢۵ نوع سوخت هيدروكربني ديزل

شرایط مرزی

محدوده تعیین شده به عنوان میدان محاسباتی که شامل شبکه متحرّک سر پیستون و محفظهی احتراق است، شامل هشت مرز میباشد، در کلیّهی محاسبات صورت گرفته در حالات مختلف، شرایط مرزی که در ذیل هر یک از آنها به تفصیل شرح داده شدهاند، بدون تغییر در نظر گرفته خواهند شد.



معرّفی مرزهای شبکه متحرّک (در یک مدل نمونه) هر یک از این مرزها شرایط مرزی خاص خود را دارند که باید به دقّت و بر اساس واقعیّات تجربی تنظیم گردند. در ذیل هر یک از این ۸ مرز معرفی و تعریف میشوند:

• سرسيلندر

³⁶ Inlet Valve Closure

³⁷ Initial Condition

فصلنامه پژوهش در علوم، مهندسی و فناوری دوره ۳، شماره ۳، پاییز ۱۳۹۶، صفحات ۴۳–۵۶

این مرز به عنوان دیوار در نظر گرفته میشود. برای این منظور، از نظر وضعیّت حرکت یک مرز با مولّفههای سرعت صفر و از نظر وضعیّت حرارتی مرزی با دمای ثابت ۵۲۳ کلوین را وارد مینماییم. به عبارت دیگر سر یک مرز دیوار ساکن با دمای ثابت میباشد.

• مرز تناوبي

این مرز نیز به عنوان دیوار در نظر گرفته میشود. برای این منظور، از نظر وضعیّت یک مرز با مولّفههای سرعت صفر و از نظر وضعیّت حرارتی مرزی با دمای ثابت ۴۳۳ کلوین در شکل گرفته می شود. بنابراین یک مرز دیوار ساکن با دمای ثابت میباشد.

• كاسه پيستون

این مرز شامل شرط مرزی دیوار میشود. برای این منظور، از نظر وضعیّت حرکت گزینهی شبکهی متحرّک و از نظر وضعیّت حرارتی مرزی با دمای ثابت ۵۵۳ کلوین وارد میشود. بنابراین مرز حرکت پیستون یک مرز متحرّک با دمای ثابت میباشد. • دیواره سیلندر

این مرز نیز به عنوان یک مرز ورودی/خروجی در نظر گرفته می شود. برای این منظور، گزینه هماهنگ وارد می شود. **نتایج**

همان گونه که در Error! Reference source not found. مشاهده می شود نتایج تجربی و شبیه سازی از هم خوانی قابل قبولی برخوردار بوده و به خصوص پس از نقطهی مرگ بالا، همنشینی کاملی بین نتایج وجود دارد و لذا می توان از ضرایب احتراقی به دست آمده برای این منحنی، برای سایر حالات نیز استفاده نمود و روند احتراقی موتور را پیشگویی کرد.









نتيجه گيري کلي

نرخهای مختلف پاشش تأثیر به سزایی در عمل کرد موتورهای دیزلی داشته و کمترین تغییرات در آن، تأثیر چشم گیری
هم در عمل کرد و هم در گونه های آلایندگی خواهد گذاشت.

 استفاده از پیش پاشش با درصد مناسب می تواند کاهش بسیار زیادی بر گونه آلاینده اکسید ازت داشته باشد، بدون آنکه عمل کرد و توان موتور تحت تأثیر قرار بگیرد.

 به منظور کاهش آلاینده دوده، تا حد ممکن استفاده اندک از پس پاشش کافی خواهد بود، اگرچه درصدهای بسیار پایین پاشش نیازمند فن آوری بسیار بالایی از سامانهی سوخت رسانی می باشد. همچنین بیشترین گشتاور قابل استحصال با استفاده از نرخ سه مرحله ای پاشش امکان پذیر می باشد.

زمان پاشش سوخت در هر دو حالت پیش اندازی و تأخیر سبب تغییر رفتار موتور شد. با ایجاد پیش اندازی بهبود احتراق
و با ایجاد تأخیر با نسبتی مشخص بهبود عمل کرد اجزا مشاهده می شود. با این وجود، حالت پایه با زاویه ی پاشش ۳۴۷/۵
به عنوان پاشش با بهترین عمل کرد می تواند مدنظر قرار گیرد.

پیشنهادها

- بررسی درصدهای جرمی مختلف پیش و پس پاشش

منابع

[1] R. Morgan, J. Wray, D. A. Kennaird, C. Crua and M. R. Heikal, "The Influence of Injector Parameters on the Formation and Break-Up of a Diesel Spray", SAE Paper 2001-01-0529, 2001.

[2] Z. Liu and X. Gui, "Investigation of Effects of Piston Bowl and Fuel Injector Offsets on Combustion and Emissions in D.I. Diesel Engines", SAE Paper 2002-01-1748, 2002.

[3] P. Bergstrand, "A Study of the Influence of Nozzle Orifice Geometries on Fuel Evaporation using Laser-Induced Exciplex Fluorescence", SAE Paper 2003-01-1836, 2003.

[4] C. Park, S. Kook and C. Bae, "Effects of Multiple Injections in a HSDI Diesel Engine Equipped With Common Rail Injection System", SAE Paper 2004-01-0127, 2004.

[5] L. Allocca, F. E. Corcione and M. Costa, "Numerical and Experimental Analysis of Multiple Injection Diesel Sprays", SAE Paper 2004-06-08, 2004.

[6] K. Karimi, W. A. Abdelghaffar and M. R. Heikal, "Fuel Spray Penetration in High Pressure Diesel Engines", SAE Paper 2007-01-0066, 2007.

[7] S. Hossainpour and A.R. Binesh. "Investigation of fuel spray atomization in a DI heavy-duty diesel engine and comparison of various spray breakup models", J. Fuel, Vol. 88, 799–805, 2008.

[8] M. Frobenius, R. Pittermann, M. Gouda and R. Tatschl, "Assessment of Soot and NOx Reduction Strategies in a Medium-Speed Marine Diesel Engine Configuration Adopting the CFD-Code AVL FIRE and Optical Measurements", 19th International Multidimensional Engine Modelling User's Group Meeting at the SAE Congress, April 19, 2009.

[9] H. Khatamnezhad, S. Jafarmadar, Sh. Khalilarya, F. Kiaghobady and M. Pourfallah, "Numerical Investigation of the Effect of the Nozzle Orifice Geometry on the Spray Characteristics and Combustion Process of a DI Diesel Engine", 13th Annual & 2th International fluid dynamics conference, shiraz university, 26-28 October, 2010.