

اصول دینامیک سیالات

1-1- مقدمه

دینامیک گازها علمی است که به بررسی حرکت جریانهای سیالات تراکم پذیر، خصوصاً گازها، می‌پردازد و یک شاخه ای از علم جامع دینامیک سیالات می‌باشد. فرق اساسی دینامیک گازها و دینامیک سیالات در این است که دینامیک گازها به جریانهای مربوط می‌شود که تغییر در دانسیته در اثر حرکت سیال در مقایسه با دانسیته آن در حالت سکون قابل توجه باشد. دینامیک گازها اصول و مفاهیم متعددی از شاخه‌های مختلف علوم، نظیر مکانیک، ترمودینامیک، هوافضا و سینتیک شیمیایی را به هم مربوط می‌سازد. در مطالعه حرکت سیالات تراکم‌پذیر چهار اصل اساسی استفاده زیادی دارند که عبارتند از:

1- قانون بقای جرم یا معادله پیوستگی

2- قانون بقای منتم یا قانون دوم نیوتن

3- قانون اول ترمودینامیک یا معادله انرژی

4- قانون دوم ترمودینامیک

این قوانین وابسته به خواص یک سیال خاص نمی‌باشند. بنابراین جهت بررسی حرکت یک نوع خاصی از سیال لازم است که علاوه بر این اصول اساسی از اصول کمکی مانند معادله حالت گاز کامل نیز استفاده نمود.

دو بخش اول کتاب به مرور مفاهیم اساسی دینامیک سیالات و ترمودینامیک اختصاص داده شده است. در این بخش مرور مختصری بر طبقه‌بندی مواد، مفهوم پیوستگی، خواص پیوستگی، توصیف یک پیوستگی، طبقه‌بندی جریان سیال و کاربرد قوانین بقای جرم و منتم در یک ماده و یا در یک حجم کنترل انجام شده است.

1-2- جامدات و مایعات

ماده به صورت اید ه ال به دو گروه جامدات و سیالات طبقه‌بندی می‌شود. این طبقه‌بندی به سهولت در ایجاد تغییر شکل در مواد بدلیل مقادیر مختلف نیروهای جاذبه بین مولکولی موثر بر آنها بستگی دارد.

جامد حالتی از ماده است که موقعیت نسبی ملکولها بدیل نیروهای بسیار زیاد جاذبه بین مولکولی ثابت می‌باشند. به هم یکن دلیل جامدات دارای شکل و حجم محدود و مشخصی می‌باشند. شکل و حجم یک جسم جامد تنها وقتی می‌تواند به مقدار بسیار کم تغییر کند که مقدار زیادی نیروی خارجی بر آن اثر کند.

کلمه سیال که ریشه لاتین آن *fluidus* می‌باشد، به معنی ماده ای است که موقعیت های نسبی ملکولهای آن براحتی تغییر می‌کنند. نیروهای کشش بین مولکولی در سیالات بسیار ضعیفتر از جامدات هستند. بنابراین موقعیت های نسبی ملکولها در آن براحتی تغییر می‌کند. سیالات با توجه به مقدار نیروهای جاذبه بین مولکولی آنها به دو گروه مایعات و گازها طبقه بندی می‌شوند. مایع حالتی از ماده است که موقعیت نسبی ملکولهای آن با توجه به نیروهای کشش بین مولکولی محیط بطور آزادانه تغییر می‌کند. بدین دلیل مایعات شکل معینی ندارند، اما دارای حجم معینی هستند. به هم یکن ترتیب وقتی نیروهای خارجی با مقدار ناچیز بر مایعات اثر کنند موقعیت نسبی ملکولهای آن ممکن

است به مقدار زیاد ی تغییر کند ، اگر چه حجم مایع نسبتاً ثابت می‌ماند.

گاز حالتی از ماده است که ملکولهای آن بدلیل نیروهای کشش بسیار ناچیز بین آنها عملاً محدودیت حرکتی ندارند، بنابراین گازها دارای حجم و شکل معینی نیستند . به عنوان یک نتیجه‌گیری مستقیم از این موضوع می‌توان گفت که فضای بین ملکولهای گاز با نیروی خارجی بسیار ناچیز تغییر می‌کند تا اینکه کل فضای موجود را به صورت یک نواخت پر کند.

1-3- مفهوم محیط پیوسته

یک گرم گاز از میلیاردها ملکول تشکیل شده است که دارای حرکت و برخوردهای ثابت هستند . کلی‌ترین توصیف حرکت گاز این است که معادلات حرکت برای هر ملکول از آن به طور جداگانه نوشته شود. که از این دیدگاه در مکانیک آماری استفاده می‌شود. اگرچه این روش مزیت‌هایی دارد اما برای محاسبات عملی بسیار طاقت‌فرسا و حتی غیر ممکن می‌باشد. بعلاوه اطلاعات کمی در مورد نیروهای کشش بین ملکولی در اختیار است.

هرچند برای بیشتر مسائل مهندسی تمایل زیادی بر روی بررسی حرکت تک تک ملکولها نمی‌باشد، بلکه به رفتار کلی گاز به عنوان یک محیط پیوسته توجه می‌شود. در نظر گرفتن یک گاز به عنوان یک محیط پیوسته زمانی معتبر است که کوچکترین حجم آن شامل تعداد ملکولهای کافی برای گرفتن میانگین آماری باشد.

نسبت مسیر آزاد متوسط ملکولی (فاصله متوسط طی شده توسط ملکولها بین دو برخورد متوالی) به یک خاصیت مهم بعد خطی وابسته به میدان سیال، معیار مشخص کننده اعتبار مفهوم محیط پیوسته می‌باشد. این عبارت بی بعد عدد Knudsen K_n نام دارد که به صورت ذیل تعریف می‌گردد.

عبارت محیط پیوسته برای جریانهایی که دارای عدد K_n کمتر از حدود 0/01 هستند بکار می‌رود.

1-4- خواص محیط پیوسته

1-4-1- دانسیته جرم

یک سیال با جرم Δm و در یک حجم Δv یک نقطه دلخواه P در یک سیال پیوسته احاطه کرده است، مطابق شکل 1-1a در نظر بگیرید . نسبت دانسیته متوسط یک سیال با حجم Δv را نشان می‌دهد . نمودار

بر حسب Δv که در آن Δv به اندازه نقطه p منقبض و کوچک شده

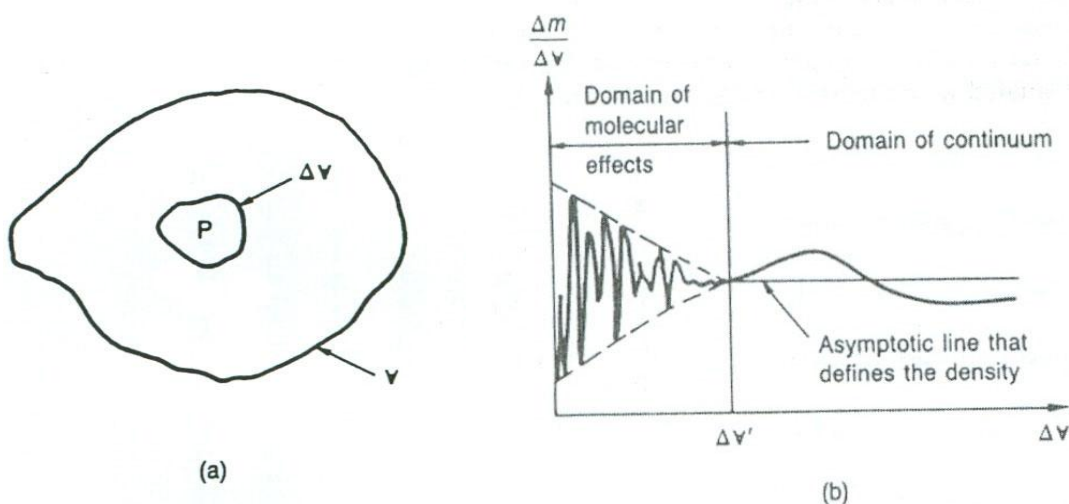
است در شکل 1-1b نشان داده شده است. در ابتدا دانسیته متوسط با همگن شدن سیال، به یک مقدار جانب میل می‌کند. وقتی که Δv خیلی کوچک شود فقط شامل چند ملکول خواهد شد. بدین دلیل دانسیته متوسط به طرز قابل توجهی نسبت زمان تغییر می‌کند. زیرا مولکولها گاهی در داخل حجم و گاهی در خارج حجم خواهند بود . حجم مینیمم $\Delta V'$

جهت ارضاء شرط پیوستگی معرفی می‌گردد بنابراین به طوری که سیال قرار گرفته در این حجم به عنوان ذره سیال شناخته می‌شود. تعریف دانسته

$$\rho = \lim_{\Delta V \rightarrow \Delta V'} \frac{\Delta m}{\Delta V} \quad (2-1)$$

$$K_n = \frac{\text{فاصله پویش آزاد مولکولها}}{\text{خاصیت بعد خطی وابسته به میدان سیال}} \quad (1-1)$$

دانسته یک ماده تابعی از دما و فشار آن ماده می‌باشد. به سیالات با دانسته ثابت سیالات تراکم‌ناپذیر گفته می‌شود. دانسته مایعات تنها به مقدار کمی با خواص آن تغییر می‌کند، بنابراین تقریباً ثابت خواهد بود. در نتیجه مایعات سیالات تراکم‌ناپذیر هستند. از آنجا که دانسته گازها بشدت تحت تاثیر دما و فشار آنها است، بنابراین جزء سیالات تراکم‌پذیر طبقه‌بندی می‌شوند.



شکل (1-1): تعریف دانسته جرم

برای یک سیال همگن، دانسته متوسط جرم به عنوان جرم واحد حجم تعریف می‌شود.

$$\rho = \frac{m}{V} \quad (3-1)$$

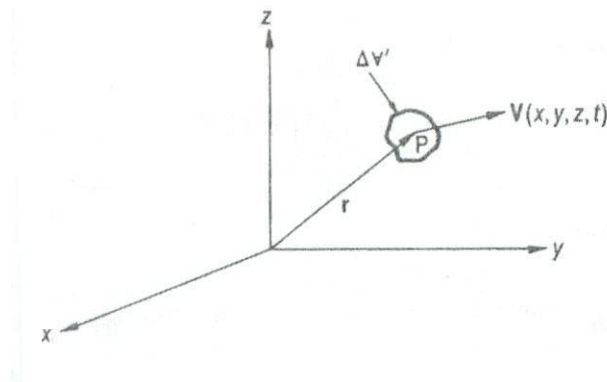
که در سیستم آحاد SI دارای واحد کیلوگرم بر متر مکعب می‌باشد.

1-4-2- سرعت سیال

سرعت سیال $V(x,y,z,t)$ در نقطه $P(x,y,z,t)$ به عنوان سرعت لحظه‌ای مرکز جرم حجم $\Delta V'$ تعریف می‌گردد که بر حسب تعریف داریم:

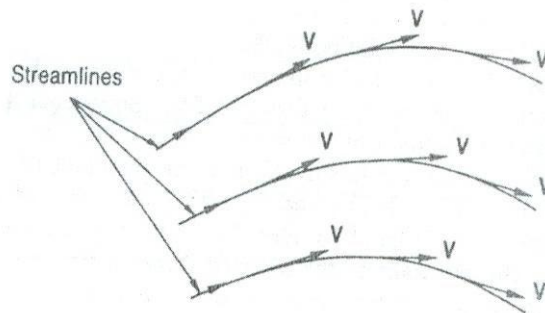
$$V = \frac{\sum_{i=1}^N m_i V_i}{\sum_{i=1}^N m_i} \quad (4-1)$$

که در آن مطابق شکل (2-1) V_i و m_i به ترتیب مشخص‌کننده جرم و سرعت ملکول i ام و N مشخص‌کننده تعداد ملکولهاي داخل حجم $\Delta V'$ هستند.



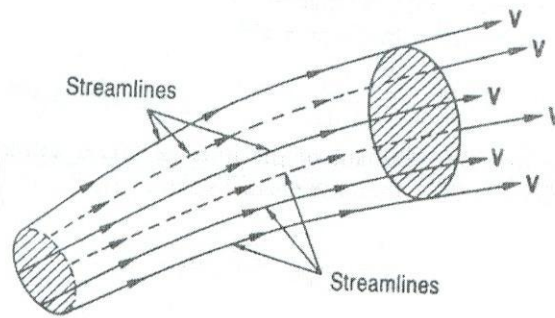
شکل (2-1): تعریف سرعت سیال در يك نقطه

همانگونه که در شکل 3-1 نشان داده شده است، خطوط جریان خطوط فرضي هستند که در میدان جریان طوري رسم می‌گردند که در هر لحظه از زمان مماس بر جهت جریان یا بردار سرعت و در هر نقطه از میدان جریان باشند.



شکل (3-1): خطوط جریان

از آنجایی که خطوط جریان جهت حرکت را در هر نقطه نشان می‌دهند، بنابراین هیچگونه جریانی عمود بر خط جریان وجود ندارد. به همین دلیل مرزهاي ضلب غیرقابل نفوذ چريان سیال بطور طبیعی معروف خطوط جریان می‌باشند. در جریانهایی وابسته به زمان، میدان سرعت تابعی از زمان بوده و شکل خطوط جریان از يك لحظه به لحظه بعد تغییر می‌کنند و يك ذره سیال برای يك لحظه بینهایت کوچک قبل از حرکت به سمت خط جریان دیگر از خط جریان عبور می‌کند. موقعیت يك خط جریان در يك لحظه از زمانی به عنوان خط جریان لحظه ای نامید می‌شود. دو خط جریان فقط وقتی به هم برخورد می‌کنند که ذره سیال در حال سکون باشد. يك لوله جریان بوسیله مجموعه ای از خطوط جریان عبور کننده از يك منحنی بسته ایجاد می‌گردد که مطابق شکل (4-1) با سیال در حال جریان پر می‌شود.

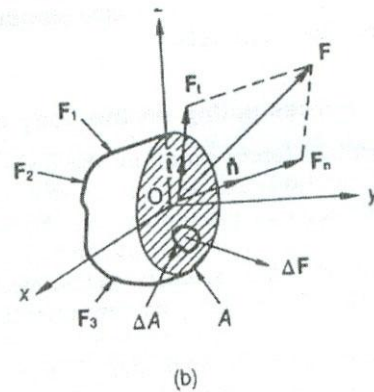
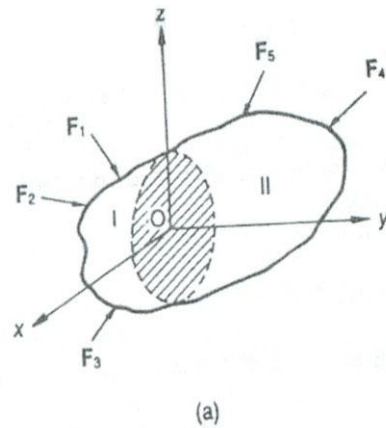


شکل (4-1): يك لوله جريان

همانگونه که مرزهاي يك لوله جريان توسط خطوط جريان ايجاد مي‌گردند، بنابراین لوله جريان مانند يك لوله صلبى که جريان سيال در آن برقرار است رفتار مي‌کند. وقتي که جريان وابسته به زمان باشد، شکل لوله جريان از يك لحظه تا لحظه ديگر تغيير مي‌کند گویا اينکه از ذرات سيال دائم التغيير تشکيل شده است. اما وقتي که جريان به زمان وابسته نباشد، يك لوله جريان شبیه به يك لوله واقعي عمل خواهد کرد.

1-4-3- نیروهاي موثر بر پیکرة سيال

نیروهاي خارجي موثر بر حجم سيال به دو گروه نیروهاي جمعي و سطحي طبقه‌بندي مي‌شوند. نیروي جمعي به کل حجم يك سيال وارد مي‌شود و به عنوان نیروي واحد جرم سيال تعريف مي‌گردد که شامل نیروهاي که با ميدانهاي گرانشي، ميدانهاي مغناطيسي، ميدانهاي الكتريکي و غيره ايجاد مي‌شوند. يك نیروي سطحي ممکن است از هر جهتي نسبت به سطح يك جسم وارد شود که اين نیروها به يك نیروي نرمال عمود بر سطح سيال و يك نیروي مماسي يا برشي موازي با سطح تجزيه مي‌شوند. يك محيط پيوسته در تعادل است اگر و فقط اگر براي تمام نیروهاي وارد بر آن صفر باشد. يك حجم سيال را در يك محيط پيوسته تحت اثر چندین نیروي خارجي مطابق شکل (5-1a) در نظر بگيريد که اين نیروها توسط مواد تشکيل دهنده جسم به نيروهاي داخلي تبديل مي‌گردند. با تصور اینکه جسم در امتداد صفحه اي که از نقطه O مي‌گذرد، هر نقطه از جسم که برش داده شود مطابق شکل 5-1 a مي‌توان به نیروهاي داخلي دست پيدا کرد.



شکل (5-1): نیروهای داخلی و خارجی موثر بر حجم سیال

از آنجایی که نصف جسم در حال تعادل است ، بنابراین برآیند نیروهای داخلی بر روی سطح برش خورده باید مساوی و مخالف برآیند نیروهای خارجی اعمال شده به جسم برش خورده باشد . پس F_3, F_2, F_1 اعمال شده بر روی قسمت I جسم باید با نیروهای داخلی توزیع شده بر روی سطح مقطع A صفحه برش دهنده متعادل گردد . اگر F نشان دهنده برآیند نیروهای داخلی اعمال شده بر روی سطح مقطع باش د، می‌توان آنرا به مولفه‌های ذیل تجزیه نمود:

$$F = F_n \hat{n} + F_t \hat{t} \quad (5-1)$$

که در آن F_n و F_t به ترتیب مولفه‌های مماسی و عمودی این نیرو و n و t به ترتیب بردارهای یکه در امتداد مماسی و عمودی هستند.

1-4-4- تنش

اگر مطابق شکل (5-1b) $\Delta F = \Delta F_n \hat{n} + \Delta F_t \hat{t}$ برآیند نیروهای داخلی اعمال شده بر روی سطح کوچک المان ΔA باشد، آنگاه σ تنش نرمال و τ تنش برشی را می‌توان به صورت زیر تعریف نمود.

$$\sigma = \lim_{\Delta A \rightarrow \Delta A'} \Delta F_n / \Delta A \quad (6a-1)$$

$$\tau = \lim_{\Delta A \rightarrow \Delta A'} \Delta F_t / \Delta A \quad (6b-1)$$

در شکله ای (6-1a) و (6-1b) $\Delta A'$ مینیمی سطح است که در آن شرط پیوستگی معتبر باشد. اگر نیروهای داخلی به صورت یکنواخت بر روی سطح A توزیع شو د، تنش نرمال و تنش برشی به صورت ذیل تعریف می‌گردند.

$$\sigma = F_n / A \quad (7a-1)$$

$$\tau = F_t / A \quad (7b-1)$$

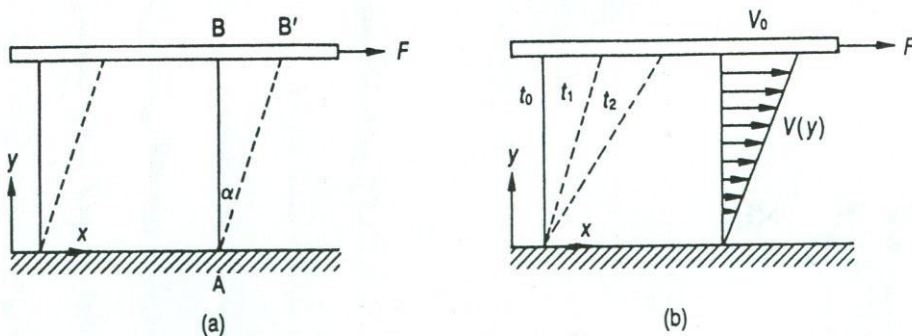
در سیستم SI تنش دارای واحد نیوتن بر متر مربع می‌باشد.

1-4-5- ویسکوزیته

مطابق شکل (6-1) رفتار یک جسم جامد و مایع را در تحت اعمال یک نیروی برشی در نظر بگیرید. در شکل (6-1a) یک جسم جامد بین دو صفحه موازی قرار دارد. وقتی که نیروی برشی F بر روی صفحه بالایی اعمال شود، قسمت AB از جسم جامد تغییر شکل داده و با خط AB' نشان داده شده است. زاویه α بین خطوط AB و AB' به عنوان کرنش برشی شناخته می‌شود. از بحث مکانیک جامدات می‌دانیم که کرنش برشی مستقیماً با تنش برشی وارده T متناسب است. که در آن $\tau = F/A$ و A سطح تماس صفحه بالایی با جسم جامد می‌باشد. اگر این تنش از حد الاستیک ماده بیشتر نشود مطابق رابطه هوک داریم:

$$\tau = G\alpha \quad (8-1)$$

که در آن G مدول الاستیسیته برشی می‌باشد. هم اکنون آزمایش مشابه با استفاده از یک سیال بین دو صفحه تکرار می‌گردد. المان عمودی سیال مطابق شکل (6-1b) در لحظه t_0 به صورت قائم می‌باشد. نیروی برشی F طوری اعمال می‌شود که صفحه بالایی با یک سرعت ثابت N حرکت کند. در اثر اعمال این نیرو، سیال شروع به تغییر شکل نموده و تا وقتی که نیرو اعمال شود به تغییر شکل ادامه می‌دهد. شکل المان سیال در لحظات متوالی AA' و t_2 با خطوط منقطع در شکل (6-1b) نشان داده شده است. هم اکنون می‌توان تعریف بهتری از سیال را ارائه نمود.



شکل (6-1): رفتار یک جسم جامد و مایع تحت اثر یک نیروی برشی ثابت

سیال ماده‌ای است که در حالت سکون هیچگونه تنش برشی تحمل نمی‌کند و تحت اعمال تنش برشی، هر چند تنش برش کوچک باشد، به طور پیوسته تغییر شکل می‌دهد. آزمایش نشان می‌دهد که ذرات سیالی که در تماس مستقیم با مرز جامد هستند دارای سرعتی برابر با آن می‌باشند. به عبارت دیگر ذرات سیال به مرزهای جامد می‌چسبند که به این حالت شرط عدم لغزش گفته می‌شود. بنابراین در حالی که سیال دارای سرعت محدود V_0 در مرز بالایی است، سرعت در مرز پایینی صفر می‌باشد. بنابراین سرعت سیال در جهت x ، V_x ، تنها تابعی از جهت y می‌باشد و مطابق شکل (6-1b) با افزایش فاصله از مرز پایینی سرعت سیال افزایش می‌یابد.

در بازه زمانی بینهایت کوچک dt وقتی که المان سیال $ABCD$ به موقعیت جدید $A'EFD'$ انتقال می‌یابد، این المان علاوه بر انتقال مطابق شکل (7-1) به صورت $A'B'C'D'$ پیش نیز خواهد داشت. حال اگر سرعت المان سیال در نقطه $A(x,y)$ به صورت $V_{Ax} = V_x(y)$ باشد، سرعت در نقطه $B(x,y+dy)$ به صورت $V_{Bx} = V_x(y+dy)$ خواهد بود. بنابراین V_{Bx} با استفاده از بسط سری تیلور به V_{Ax} مرتبط می‌گردد.

$$V_{Bx} = V_x + \frac{1}{1!} \frac{dV_x}{dy} (dy) + \frac{1}{2!} \frac{d^2V_x}{dy^2} (dy)^2 + \frac{1}{3!} \frac{d^3V_x}{dy^3} (dy)^3 + \dots$$

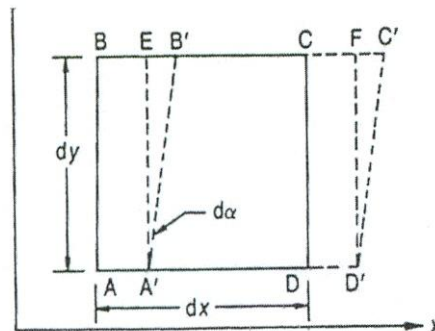
در این معادله از جملات مرتبه دوم و بالاتر صرفنظر شده است. از آنجایی که dy بینهایت کوچک می‌باشد، خواهیم داشت:

$$V_{Bx} = V_x + \frac{1}{1!} \frac{dV_x}{dy} (dy)$$

حال فاصله‌های AA' و BB' به صورت ذیل بیان می‌شوند:

$$AA' = V_{Ax} dt = V_x dt$$

$$BB' = V_{Bx} dt = (V_x + \frac{dV_x}{dy} dy) dt$$



شکل (7-1): یک المان سیال تحت اثر یک تنش برشی ثابت

در نهایت کرنش برشی بینهایت کوچک $d\alpha$ را به صورت زیر می‌توان نمایش داد.

$$\tan d\alpha = \frac{EB'}{A'E'} = \frac{BB' - AA'}{AB} = \frac{dV_x}{dy} dt$$

اما برای زاویه‌های کوچک $\tan d\alpha \approx d\alpha$ نرخ تغییر کرنش برشی عبارتست از:

$$\frac{d\alpha}{dt} = \frac{dV_x}{dy}$$

برای سیالات خاص که سیال نیوتنی نامیده می‌شوند، تنش برشی روی سطح مماس بر جهت جریان با نرخ تغییرات کرنش برشی یا گرادیان سرعت

(نرخ تغییرات سرعت نسبت به جهت نرمال بر سطح) متناسب است. این رابطه به عنوان قانون لزجت نیوتن شناخته می شود. بنابراین برای یک جریان در جهت X داریم:

$$\tau = \mu \frac{dV_x}{dy} \quad (9-1)$$

که در آن ضریب تناسب μ به عنوان ویسکوزیته مطلق نامیده می شود. ویسکوزیته یک سیال مقدار مقاومت آن سیال در برابر تغییر شکل های برشی و زاویه ای است که دارای واحد نیوتن ثانیه در هر متر مربع $(N.S.m^{-2})$ یا پاسکال ثانیه (Pas) می باشد. به سیالاتی که دارای ویسکوزیته هستند سیالات واقعی یا ویسکوز می گویند، در حالی که به سیالات با ویسکوزیته صفر اغلب سیال غیر لزج یا سیال ایده آل گویند. سیال ایده آل یک مفهوم تخیلی است و جهت بررسی تحلیلی پدیده جریان سیال استفاده می شود. با فرض سیال به صورت غیر لزج، تحلیل ریاضی یک جریان سیال به طور قابل توجهی ساده می شود. اما باید به خاطر داشت که تمام سیالات موجود در طبیعت تا حدی لزج هستند. بسیاری از جریان های ویسکوز را می توان با تقسیم میدان جریان به دو قسمت تحلیل نمود که یک قسمت نزدیک مرز جامد و قسمت دیگر بقیه میدان جریان را پوشش می دهد. تنها در ناحیه نازک نزدیک مرز جامد که به عنوان لایه مرزی شناخته می شود اثرات ویسکوزیته قابل توجه بوده و نیروهای لزجی نسبت به نیروهای داخلی سیال بیشتر بوده و قابل ملاحظه می باشند.

سرعت سیال روی دیواره نسبت به مرز جامد صفر است و در جهت جریان اصلی افزایش می یابد. تنش برشی در این ناحیه خیل زیاد است که بدلیل وجود گرادیان سرعت زیاد در مرز سیال و در ناحیه نزدیک به آن می باشد. در ناحیه خارج از لایه مرزی اثرات ویسکوزیته قابل چشم پوشی است، بطوریکه نیروهای اینرسی نسبت به نیروهای لزجی غالب می باشند و جریان در این ناحیه غیر لزج در نظر گرفته می شود.

1-4-6- فشار

فشار به عنوان مولفه عمودی نیروی وارد شده بر سطحی که نیرو بر آن وارد شده است تعریف می شود. مقدار فشار برابر با تنش نرمال است. نیروی سطحی مربوط به فشار عمود به این سطح بوده و جهت آن به سمت داخل سطح می باشد. برای اثبات اینکه آیا فشار به جهت وابسته است یا نه، یک حجم کوچک سیال غیر لزج را به شکل منشور مطابق شکل 1-8 در نظر بگیرید. این منشور به اندازه کافی کوچک است که فشار روی هر وجه ثابت در نظر گرفته شود. از آنجایی که سیال غیر لزج می باشد، هیچگونه نیروی برشی وجود ندارد. بنابراین علاوه بر نیروهای فشاری، فقط نیروهای حجمی بر روی المان سیال اثر می کنند. بنابراین مجموع همه نیروهای وارده بر المان سیال باید معادل با حاصلضرب جرم در شتاب آن المان می باشد. پس در جهت y می توان نوشت:

$$\sum F_y = P_y A_y - P_e A_e \cos \beta + F_{by} \left(\frac{A_y y_0}{3} \right) \rho = \frac{DV_y}{dt} \left(\frac{A_y y_0}{3} \right) \rho \quad (10-1)$$

که DV_y/dt شتاب در جهت y ، A_y مساحت منشور در صفحه xz ، p_y فشار متوسط روی سطح A_y ، A_e مساحت سطح مایل، p_e فشار متوسط روی سطح A_e ، مولفه نیروی حجمی در جهت y ، F_{by} ، محل تقاطع وجوه منشور روی محور y می‌باشد. در معادله (10-1) عبارت $y_0 A_y/3$ مساوی حجم منشور، و $\rho F_{by}(A_y y_0/3)$ مولفه نیروی حجمی در جهت y می‌باشد. همچنین از هندسه منشور داریم:

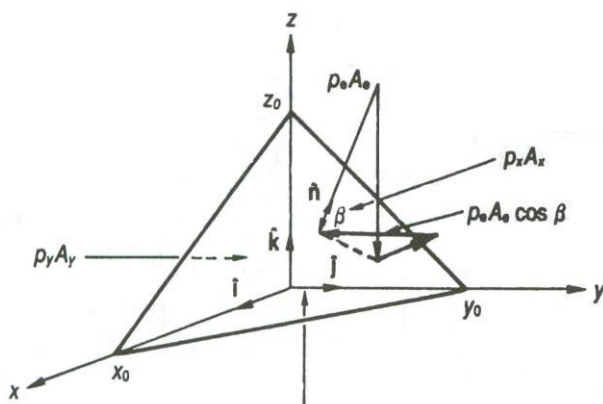
$$A_y = A_e \cos \beta \quad (11-1)$$

با جایگزینی معادله (11-1) در معادله (10-1) و تقسیم آن بر A_y خواهیم داشت:

$$P_y - P_e + (F_{by} - \frac{DV_y}{dt})\rho \frac{y_0}{3} = 0 \quad (12-1)$$

نهایتاً با در نظر گرفتن منشورهای کوچکتر به طوری که اندازه آن به سمت یک نقطه میل کند، y_0 به سمت صفر میل می‌کند و در نتیجه معادله (12-1) به صورت زیر ساده می‌گردد.

$$P_y = P_e \quad (13a-1)$$



شکل (8-1): نیروهای فشاری روی منشور سیال لزج

اگر همین تحلیل در مورد جهت‌های x و z نیز تکرار شود، دو رابطه زیر بدست می‌آید:

$$P_x = P_e \quad (13b-1)$$

$$P_z = P_e \quad (13c-1)$$

بنابراین برای یک سیال غیر لزج، فشار در تمام جهات برابر بوده و داریم:

$$P_x = P_y = P_z = P_e = P$$

(14-1)

در سیستم SI فشار دارای واحد نیوتن برمتر مربع ($N.m^{-2}$) می باشد که به آن پاسکال (Pa) نیز گفته می شود.

1-5-1- توصیف محیط پیوسته

برای هر ذره سیال در یک محیط پیوسته خواص آن به صورت لحظه ای تعریف می شوند. همانگونه که ذره سیال در میدان جریان حرکت می کند، خواص آن از یک نقطه تا نقطه دیگر و از یک لحظه تا لحظه بعدی تغییر می کند. جریان سیال به دو صورت ذیل قابل توصیف می باشد:

1-5-1-1- توصیف مادی (دیدگاه لاگرانژی)

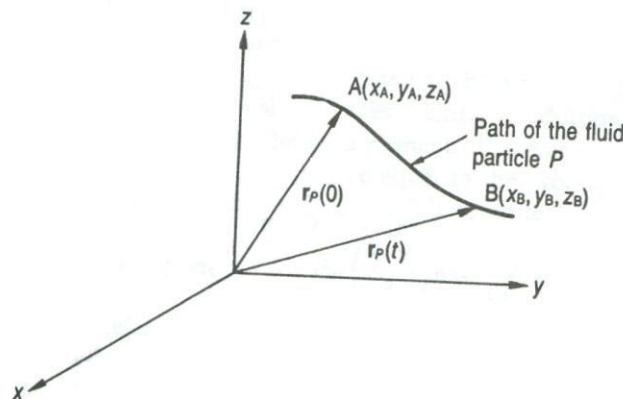
در این دیدگاه توصیف جریان سیال بدین ترتیب است که با گذشت زمان ذرات معینی از سیال تعقیب شده و تغییرات خواص آنها مورد بررسی قرار می گیرد. این روش بطور معمول در دینامیک استفاده می گردد و تمام ذرات سیال در زمان خاصی مانند $t=0$ در مراجع مکان خاصی قرار می گیرند. هم اکنون ذره سیال P را در نظر بگیرید که مطابق شکل (9-1) در زمان $t=0$ در نقطه A از میدان جریان قرار دارد. با گذشت زمان، ذره سیال در میدان جریان حرکت کرده و در زمان t در نقطه B قرار می گیرد. حال مسیر طی شده توسط ذره سیال را می توان با بیان بردار مکانی آن r_p مشخص نمود که نسبت به سیستم مختصات کارتزین xyz شکل (9-1) تابعی از زمان می باشد.

$$r_p(t) = x_p(t)\hat{i} + y_p(t)\hat{j} + z_p(t)\hat{k} \quad (15-1)$$

که در آن $x_p(t)$ ، $y_p(t)$ ، $z_p(t)$ مختصات ذره سیال P در زمان t هستند. سرعت V_p ذره سیال با مشتق گیری از بردار مکان نسبت به زمان بدست می آید. بطوریکه:

$$V_p = V_{px}\hat{i} + V_{py}\hat{j} + V_{pz}\hat{k} = \frac{dr_p}{dt} = \frac{dx_p}{dt}\hat{i} + \frac{dy_p}{dt}\hat{j} + \frac{dz_p}{dt}\hat{k} \quad (16-1)$$

که در آن V_{px} ، V_{py} ، V_{pz} به ترتیب مولفه های x, y, z بردار سرعت هستند.



شکل (9-1): مسیر یک ذره سیال

در این نوع توصیف، سرعت فشار و دانسیته ذره سیال به صورت زیر تعیین می‌گردند:

$$V_p = V_p[x_p(t), y_p(t), z_p(t), t] \quad (17a-1)$$

$$P_p = P_p[x_p(t), y_p(t), z_p(t), t] \quad (17b-1)$$

$$\rho_p = \rho_p[x_p(t), y_p(t), z_p(t), t] \quad (17c-1)$$

در معادلات بالا t تنها متغیر مستقل و x_p, y_p, z_p متغیرهای وابسته جهت تعیین مکان ذره سیال P در زمان مشخص t هستند. البته حرکت یک ذره سیال جهت توصیف کل میدان جریان کافی نمی‌باشد و حرکت تمام ذرات باید به طور همزمان بررسی گردد. بنابراین به نظر می‌رسد وقتی که حل مسائل جریان سیال مورد نظر باشد، استفاده از روش به ظاهر آسان اخیر با مشکل مواجه خواهد شد. اگر چه این روش بسیار قدرتمند است اما فقط برای موارد خاصی استفاده می‌گردد و اطلاعات زیادی را در مورد جریان سیال در بر دارد. مجموعه معینی از ذرات سیال به عنوان حجم مادی یا سیستم بسته تعریف می‌شوند که ممکن است شکل یا موقعیت آن تغییر کند، اما همیشه در برگیرنده ذرات سیال ثابتی است. مرزهایی که یک سیستم بسته را از محیط اطرافش جدا می‌کند به عنوان مرزهای آن سیستم نامیده می‌شود و ذرات سیال نمی‌توانند از آن عبور کنند.

1-5-2- توصیف فضایی دیدگاه (اویلری)

در این دیدگاه برای توصیف جریان سیال یک نقطه ثابت در فضا مورد توجه قرار می‌گیرد و تغییرات خواص سیالی که از این نقطه می‌گذرند، مورد بررسی قرار می‌گیرد. با حرکت این نقطه در میدان سیال، خواص از یک نقطه به نقطه دیگر و از یک زمان به زمان دیگر تغییر می‌کنند، بنابراین سرعت فشار و دانسیته میدان سیال را می‌توان به صورت تابعی از مکان و زمان بیان کرد. در سیستم مختصات کارتزین داریم:

$$V = V(x, y, z, t) \quad (18a-1)$$

$$P = P(x, y, z, t) \quad (18b-1)$$

$$\rho = \rho(x, y, z, t) \quad (18c-1)$$

از آنجایی که فشار و دانسیته کمیتهای اسکالر، معادله (18-1b) و (18-1c) نیز نشان دهنده میدانهای اسکالر هستند. هر چند سرعت یک

کمیت برداری است، بنابراین معادله (18-1a) مقدار و جهت سرعت را نشان داده و به عنوان یک میدان سرعت نامیده داده می‌شود. در معادلات بالا x, y, z, t و زمان t متغیرهای مستقل هستند. مطمئناً یک رابطه بین روشهای توصیف لاگرانژی و اویلری وجود دارد. ذره سیال P مطابق شکل (9-1) در لحظه $t=0$ در نقطه A جریان سیال قرار دارد، بنابراین مشخصات در نقطه A از جریان سیال با مشخصات ذره سیال نقطه P معادل هستند. بطوریکه:

$$V(x_A, y_A, z_A, t=0) = V_p[x_p(t=0), y_p(t=0), z_p(t=0), t=0] \quad (19a-1)$$

$$P(x_A, y_A, z_A, t=0) = P_p[x_p(t=0), y_p(t=0), z_p(t=0), t=0] \quad (19b-1)$$

$$\rho(x_A, y_A, z_A, t=0) = \rho_p[x_p(t=0), y_p(t=0), z_p(t=0), t=0] \quad (19c-1)$$

اما در زمان‌های بعدی خواص در نقطه A را می‌توان با خواص ذرات سیال متفاوت عبور کننده از این نقطه بیان نمود. حجمی که نسبت به سیستم مختصات در فضا ثابت است به عنوان حجم کنترل یا سیستم باز نامیده می‌شود. مقدار و مشخصات ماده در حجم کنترل م‌مکن است با گذشت زمان تغییر کند، اما شکل آن ثابت می‌باشد. به مرزهایی که حجم کنترل را از محیط اطرافش جدا می‌کند سطح کنترل گفته می‌شود. بدست آوردن موقعیت همه ذرات در جریان سیال کار بسیار دشواری است، چون برخلاف حرکت اجسام جامد موقعیت نسبی ذرات سیال بطور پیوسته با زمان تغییر می‌کند. به همین دلیل بطور کلی روش اویلری به روش لاگرانژی ترجیح داده می‌شود.

1-6-6- روشهای فرموله کردن ریاضی جریان سیال

هر یک از روش‌های اویلری یا لاگرانژی که برای توصیف جریان سیال استفاده گردد، همیشه لازم است تا یکی از روشهای فرمولاسیون دیفرانسیلی یا انتگرالی برای اعمال قوانین اصلی جهت تحلیل حرکت سیال مورد استفاده قرار گیرد.

1-6-6-1- فرمولاسیون دیفرانسیلی

در روش دیفرانسیلی اطلاعات جزئی از میدان جریان مورد نیاز می‌باشد. اگر از توصیف لاگرانژی استفاده گردد، اطلاعات حرکت ذرات سیال در میدان جریان مورد نیاز می‌باشد. در روش توصیف اویلری اطلاعات در مورد جریان سیال در هر نقطه از میدان جریان مورد نیاز است. سپس در توصیف لاگرانژی بر روی هر ذره از سیال یا در توصیف اولری بر روی المان بینهایت کوچک میدان جریان، قوانین اصلی اعمال می‌گردد. بطوریکه معادلات بدست آمده معادلات دیفرانسیل هستند. اگر حل این معادلات دیفرانسیل ممکن باشد، اطلاعات جزئی (نقطه به نقطه) از میدان جریان بدست خواهد آمد.

1-6-6-2- فرمولاسیون انتگرالی

برای بیشتر مسائل جریان سیال جهت یافتن اطلاعات مورد نظر، دانستن جزئیات میدان جریان مورد نیاز نمی‌باشد. در روش انتگرالی، قوانین اصلی در توصیف لاگرانژی بر روی سیستم بسته و در توصیف

اولري، بر روي حجم كنترل اعمال مي‌گردد. سپس قوانين اصلي بر حسب معادلات انتگرالي فرموله شده و اطلاعاتي در مورد رفتار كلي ميدان جريان بدست مي‌دهند كه معمولا باعث آسان‌تر شدن تحليل جريان خواهند شد.

1-7-1- رابطه بين توصيفهاي مكاني و مادي

بر حسب اينكه کدام نوع از فرمولاسيون رياضي استفاده شود، هميشه در جريان سيال بين روشهاي توصيف مادي و مكاني يك رابطه وجود دارد.

1-7-1- روابط بين فرمولاسيون ديفرانسيلي

نرخ تغيير هر يك از خواص يك ذره از سيال، ممكن است به تغيير آن خاصيت در جريان سيال در آن نقطه خاص مرتبط باشد. براي پيدا كردن اين رابطه ممكن است توصيف مادي هر خاصيت مانند N مورد استفاده قرار گيرد. N ممكن است مشابه معادله (17-1) به صورت ذيل بيان گردد:

$$N = N[x(t), y(t), z(t), t] \quad (20-1)$$

بنابراين ديفرانسيل كلي خاصيت N عبارت است از:

$$DN = \frac{\partial N}{\partial x} dx + \frac{\partial N}{\partial y} dy + \frac{\partial N}{\partial z} dz + \frac{\partial N}{\partial t} dt$$

با تقسيم بر η داريم

$$\frac{DN}{dt} = \frac{\partial N}{\partial x} \frac{dx}{dt} + \frac{\partial N}{\partial y} \frac{dy}{dt} + \frac{\partial N}{\partial z} \frac{dz}{dt} + \frac{\partial N}{\partial t}$$

حال از رابطه (16-1) كه $V_x = dx/dt, V_y = dy/dt, V_z = dz/dt$ مي‌باشد استفاده مي‌كنيم. در نتيجه خواهيم داشت:

$$\frac{DN}{dt} = \frac{\partial N}{\partial t} + V_x \frac{\partial N}{\partial x} + V_y \frac{\partial N}{\partial y} + V_z \frac{\partial N}{\partial z} \quad (21a-1)$$

يا به شكل برداري آن

$$\frac{DN}{dt} = \frac{\partial N}{\partial t} + V \cdot \nabla N \quad (21b-1)$$

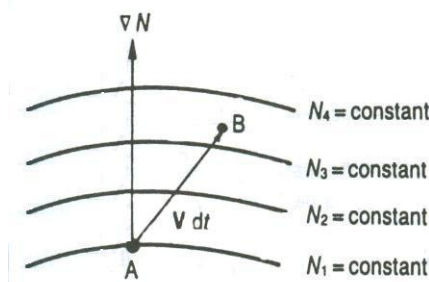
عملگر ديفرانسيلي D/dt اغلب به عنوان مشتق كلي، مشتق اساسي، مشتق مادي يا مشتق با تعقيب سيال ناميده مي‌شود كه بيان كننده نرخ تغيير يك خاصيت در توصيف لاگرانژي است. عملگر ديفرانسيلي $\partial/\partial t$ اغلب به عنوان مشتق جزئي، مشتق موضعي و يا مشتق مكاني شناخته مي‌شود كه نرخ تغيير يك خاصيت را در يك نقطه خاص در ميدان جريان توصيف مي‌كند و به توصيف اويلري مربوط مي‌شود.

عبارت $V \cdot \nabla N$ در معادله (21-1b) به عنوان مشتق جابجايي خاصيت N معروف است و تغيير خاصيت از يك نقطه به نقطه ديگر در يك زمان

خاص را بیان می‌کند. برای فهم بهتر این نوع مشتق گیری، فرض کنید که خاصیت N نسبت به زمان ثابت بوده ولی از نقطه ای به نقطه دیگر در میدان جریان تغییر می‌کند. یک گروه از منحنیهای با N ثابت در شکل (10-1) نشان داده شده است و یک ذره سیال واقع در نقطه A در فاصله زمانی dt به سمت نقطه B حرکت می‌کند. اگر سرعت ذره سیال در نقطه A برابر با V باشد، پس جابجایی آن از A به سمت B با Vdt برابر است. گرادیان خاصیت N که ΔN می‌باشد عمود به منحنی N ثابت است که از نقطه A عبور می‌کند. تغییر خاصیت N با حرکت ذره سیال از نقطه A به سمت B برابر با ضرب عددی Vdt در ΔN و بنابراین تغییر انتقالی خاصیت N در واحد زمان با $V \cdot \Delta N$ برابر است.

1-7-2- روابط بین فرمولاسیون انتگرالی (تئوری انتقال رینولدز)

خواص سیالات ممکن است به دو گروه کلی تقسیم‌بندی گردد که به عنوان خواص گسترده و متمرکز شناخته می‌شوند. یک خاصیت گسترده به طور مستقیم با جرم تغییر می‌کند. وزن، حجم و ممنت خطی مثالهایی از خواص گسترده هستند.



شکل (10-1): تغییر انتقالی خاصیت N یک ذره سیال

واضح است که تغییر جرم مستقیماً مقدار کمیتهای ذکر شده را تغییر می‌دهد. از طرفی خاصیت متمرکز به جرم بستگی ندارد که وزن مخصوص، حجم واحد جرم و ممنت خطی واحد جرم (سرعت) مثالهایی از آن می‌باشند. بعلاوه خواصی نظیر دما و فشار با طبیعت مستقل از جرم خود، جزء گروه خواص متمرکز هستند. حال اگر N معرف هر خاصیت گسترده دلخواه باشد، خاصیت متمرکز مربوطه (خاصیت گسترده بر واحد جرم) به صورت η نشان داده می‌شود. بنابراین:

$$N = \int_{m_s} \eta dm \quad (22-1)$$

که m_s جرم محتوی سیستم می‌باشد. با توجه به اینکه $dm = \rho dV$ است بنابراین:

$$N = \int_{V_s} \eta \rho dV \quad (23-1)$$

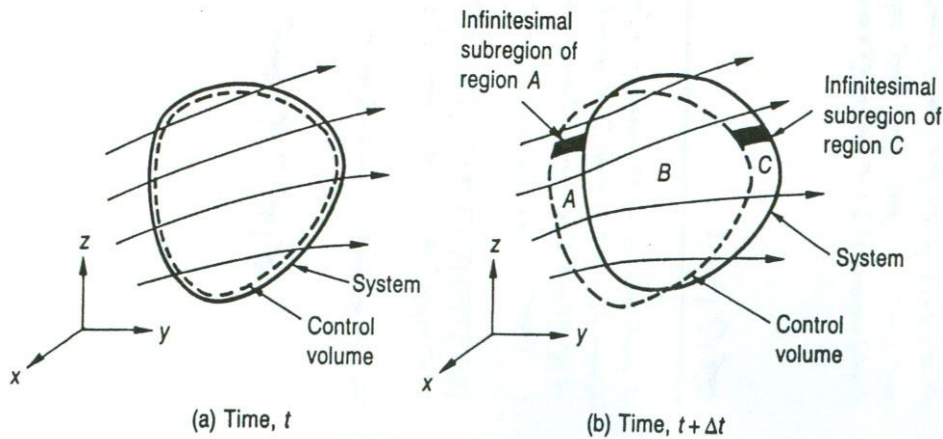
A

که ρ دانسیته و C حجم سیستم می‌باشد.

N

در نظر بگیرید که یک میدان جریان دلخواه $\nabla(x,y,z,t)$ از یک مختصات مرجع xyz دیده شود. مرزهای سیستم ذرات سیال در زمان t که در شکل (11-1a) نشان داده شده است، با مرزهای حجم کنترل مطابق با خطوط خط چین منطبق می‌باشد.

بعد از یک بازه زمانی Δt که زمان آن $t + \Delta t$ است موقعیت سیستم و حجم کنترل در شکل (11-1b) نشان داده شده اند. هم اکنون سیستم نواحی B و C را اشغال می‌کند و جرم داخل ناحیه A به حجم کنترل وارد می‌گردد، در حالیکه جرم داخل ناحیه C از حجم کنترل خارج می‌گردد. هدف اصلی این تحلیل ایجاد ارتباط بین تغییر هر خاصیت گسترده N در سیستم، با تغییرات این خاصیت در حجم کنترل می‌باشد. از تعریف مشتق، نرخ تغییر هر خاصیت گسترده در یک سیستم را می‌توان به صورت زیر بیان نمود.



شکل (11-1): ترکیب سیستم و حجم کنترل

$$\frac{DN}{dt} = \frac{D}{dt} \int_{V_s} \rho \eta d\forall = \lim_{\Delta t \rightarrow 0} \frac{1}{\Delta t} \left[\int_{V_s} (\rho \eta d\forall)_{t+\Delta t} - \int_{V_s} (\rho \eta d\forall)_t \right] \quad (24-1)$$

از آنجا که در زمان t سیستم و حجم کنترل بر هم منطبق هستند پس:

$$\int_{V_s} (\rho \eta d\forall)_t = \int_V (\rho \eta d\forall)_t \quad (25-1)$$

که ∇ نشان دهنده مقدار حجم مربوط به حجم کنترل می‌باشد. همچنین در زمان $t + \Delta t$

$$\int_{V_s} (\rho \eta d\forall)_{t+\Delta t} = \int_V (\rho \eta d\forall)_{t+\Delta t} + \int_{V_c} (\rho \eta d\forall)_{t+\Delta t} - \int_{V_A} (\rho \eta d\forall)_{t+\Delta t} \quad (26-1)$$

که در آن V_A و V_c به ترتیب نشان دهنده حجمهای نواحی A و C هستند. با جایگزینی معادله (25-1) و (26-1) در معادله (24-1) و با

استفاده از این قانون که حد مجموع برابر با مجموع جداها است ، می‌توان نوشت:

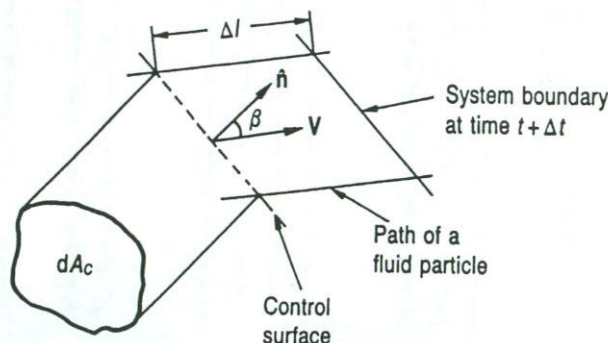
$$\frac{D}{dt} \int_{\forall_s} \rho \eta d\forall = \lim_{\Delta t \rightarrow 0} \frac{1}{\Delta t} \left[\int_{\forall} (\rho \eta d\forall)_{t+\Delta t} - \int_{\forall} (\rho \eta d\forall)_t \right] + \lim_{\Delta t \rightarrow 0} \frac{1}{\Delta t} \left[\int_{\forall_c} (\rho \eta d\forall)_{t+\Delta t} \right] - \lim_{\Delta t \rightarrow 0} \frac{1}{\Delta t} \left[\int_{\forall_A} (\rho \eta d\forall)_{t+\Delta t} \right] \quad (27-1)$$

حد اول در سمت راست معادله (27-1) نشان دهنده نرخ تغییرات یک خاصیت گسترده در حجم کنترل می‌باشد که:

$$\frac{\partial}{\partial t} \int_{\forall} \rho \eta d\forall = \lim_{\Delta t \rightarrow 0} \frac{1}{\Delta t} \left[\int_{\forall} (\rho \eta d\forall)_{t+\Delta t} - \int_{\forall} (\rho \eta d\forall)_t \right] \quad (28-1)$$

حد دوم معادله (27-1) می‌توان به صورت زیر نوشت:

$$\lim_{\Delta t \rightarrow 0} \frac{1}{\Delta t} \left[\int_{\forall_c} (\rho \eta d\forall)_{t+\Delta t} \right] = \lim_{\Delta t \rightarrow 0} \frac{1}{\Delta t} (Nc)_{t+\Delta t}$$



شکل (12-1): نمای بزرگ شده یک ناحیه جزئی از ناحیه C در شکل (1-1)

برای ارزیابی $(Nc)_{t+\Delta t}$ نمای بزرگ شده یک ناحیه جزئی بی اندازه کوچک از ناحیه C را در شکل (12-1) در نظر بگیرید. $v=0$ مساحت بینهایت کوچک سطح کنترل در وجه مشترک حجم کنترل و ناحیه C، \hat{n} بردار واحد نرمال این سطح، β زاویه بین بردار نرمال واحد و بردار سرعت در وجه مشترک و Δl فاصله طی شده توسط ذرات سیال در بازه زمانی Δt می‌باشد. بنابراین جرم المان بینهایت کوچک $\rho \Delta l dA_c \cos \beta$ باشد بطوریکه خاصیت گسترده در این ناحیه بینهایت کوچک برابر است با:

$$d(Nc)_{t+\Delta t} = \rho \eta \Delta l \cos \beta dA_c$$

با انتگرالگیری بر روی وجه مشترک داریم:

$$(Nc)_{t+\Delta t} = \int_{\forall_c} \rho \eta \Delta l \cos \beta dA_c$$

بطوریکه حد دوم برابر است با:

$$\lim_{\Delta t \rightarrow 0} \frac{1}{\Delta t} (Nc)_{t+\Delta t} = \lim_{\Delta t \rightarrow 0} \int_{\forall_c} \rho \eta \frac{\Delta l}{\Delta t} \cos \beta dA_c$$

اما وقتی که Δt به سمت صفر میل می‌کند:

$$\lim_{\Delta t \rightarrow 0} \Delta l / \Delta t = V$$

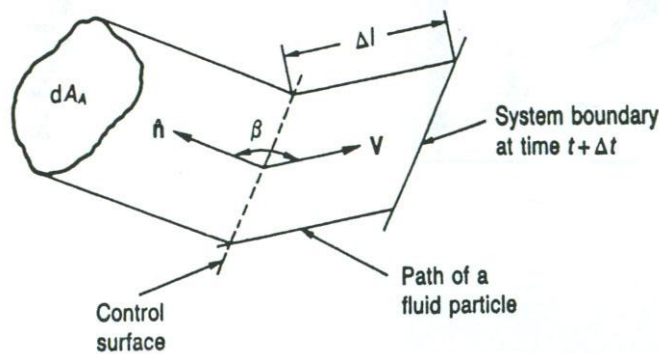
و بنابراین

$$\lim_{\Delta t \rightarrow 0} \frac{1}{\Delta t} (Nc)_{t+\Delta t} = \int_{A_c} \rho \eta V \cos \beta dA_c$$

از آنجایی که جرم به سمت خارج حجم کنترل در جریان است، زاویه β همیشه کمتر از 90 درجه بوده و $\cos \beta$ همیشه مثبت است. همچنین $V \cos \beta = V \cdot \hat{n}$ می باشد. به طریقه خواهیم داشت:

$$\lim_{\Delta t \rightarrow 0} \frac{1}{\Delta t} \left[\int_{V_c} (\rho \eta dV)_{t+\Delta t} \right] = \int_{A_c} \rho \eta (V \cdot \hat{n}) dA_c \quad (29-1)$$

برای ارزیابی مشتق سوم در سمت بخش راست معادله (27-1)، نمای بزرگ شده یک ناحیه جزئی بی اندازه کوچک ناحیه A در شکل (13-1) را در نظر بگیرید.



شکل (13-1): نمای بزرگ شده یک ناحیه جزئی از ناحیه A در شکل (1-1)

dA_A مساحت بینهایت کوچک سطح کنترل در وجه مشترک حجم کنترل و ناحیه A را نشان می دهد. تحلیل بکار رفته جهت ارزیابی حد قسمت دوم تنها با یک تفاوت برای حد قسمت سوم استفاده می شود. از آنجایی که در این مورد جرم از حجم کنترل خارج می گردد، زاویه β همیشه بزرگتر از 90 درجه بوده و $\cos \beta$ همیشه منفی است. بنابراین حد قسمت سوم به صورت ذیل بیان می گردد:

$$\lim_{\Delta t \rightarrow 0} \frac{1}{\Delta t} \left[\int_{A_A} (\rho \eta dV)_{t+\Delta t} \right] = - \int_{A_A} \rho \eta (\nabla \cdot \hat{n}) dA_A \quad (30-1)$$

با جایگزینی معادلات (28-1)، (29-1) و (30-1) در معادله (27-1) داریم:

$$\frac{D}{dt} \int_{V_s} \rho \eta dV = \frac{\partial}{\partial t} \int_{V_s} \rho \eta dV + \int_{A_c} \rho \eta (V \cdot \hat{n}) dA_c + \int_{A_A} \rho \eta (V \cdot \hat{n}) dA_A \quad (31-1)$$

کل سطح کنترل A شکل (11-1) شامل سه سطح مختلف می باشد:

$$A = A_A + A_C + A_r$$

که سطح کنترل A_r با $\beta = 90^\circ$ یا $v = 0$ مشخص می‌شود، بطوریکه هیچ جریانی در این سطح وجود ندارد. بنابراین دو انتگرال آخر معادله (31-1) را می‌توان به صورت یک انتگرال واحد بر روی سطح کنترل بیان کرد:

$$\frac{DN}{dt} = \frac{D}{dt} \int_{V_c} \rho \eta dV = \frac{\partial}{\partial t} \int_{V_c} \rho \eta dV + \int_A \rho \eta (V \cdot \hat{n}) dA \quad (32-1)$$

معادله (32-1) به عنوان تئوری انتقال رینولدز نامیده می‌شود. عبارت سمت چپ معادله نرخ کل تغییر خاصیت گسترده سیستم، عبارت اول سمت راست نرخ تغییر خاصیت گسترده دلخواه حجم کنترل و عبارت دوم سمت راست نرخ خالص انتشار خاصیت گسترده از میان سطح کنترل را بیان می‌کند.

8-1-1- طبقه‌بندی جریان سیال

از دیدگاه‌های مختلف می‌توان جریان سیال را به چ ندین نوع مختلف طبقه‌بندی نمود.

1-8-1-1- جریانهای پایدار و ناپایدار

اگر خواص یک میدان جریان نسبت به زمان تغییری نکند به آن جریان پایدار گویند. از لحاظ ریاضی تعریف جریان پایدار به صورت ذیل بیان می‌گردد:

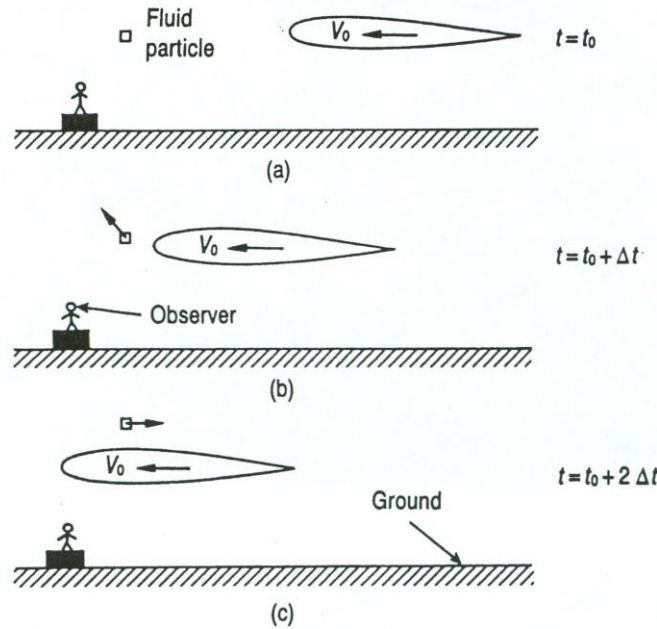
$$\partial \eta / \partial t = 0 \quad (33-1)$$

که B نشان دهنده هر یک از خواص سیال است. بنابراین ممکن است در یک جریان پایدار خواص سیال از نقطه‌ای به نقطه دیگر میدان جریان تغییر نکند، اما با گذشت زمان در هر نقطه ثابت می‌باشد. در یک جریان سیال ناپایدار یک یا چند متغیر در یک نقطه با گذشت زمان تغییر می‌کنند. باید توجه کرد که در یک جریان پایدار مشتق‌های جزئی نسبت به زمان صفر $\partial / \partial t = 0$ و مشتق‌های مادی که شامل مشتق‌های انتقالی است، نسبت به زمان غیر صفر هستند. به عبارت دیگر $D/dt \neq 0$. برای درک تفاوت فیزیکی بین جریانهای پایدار و ناپایدار حرکت یک جسم را نسبت به یک ناظر ساکن بر روی زمین مطابق شکل (14-1) در نظر بگیرید. بطوریکه جسم با سرعت ثابت V_0 در یک سیال ساکن حرکت می‌کند. ذره سیال که در ابتدا ساکن بوده در لحظه t_0 مطابق شکل (14-a) در چلوی جسم قرار دارد. در شکل (14-1b) با نزدیک شدن جسم در لحظه $t_0 + \Delta t$ ذره سیال شتاب می‌گیرد. سپس در لحظه $t_0 + 2\Delta t$ وقتی که جسم از مقابل ذره سیال می‌گذرد، ذره مطابق شکل (14-1c) شتاب منفی می‌گیرد. بنابراین حرکت ذره سیال و جسم از دید یک ناظر ساکن بر روی زمین مستقل از زمان می‌باشد.

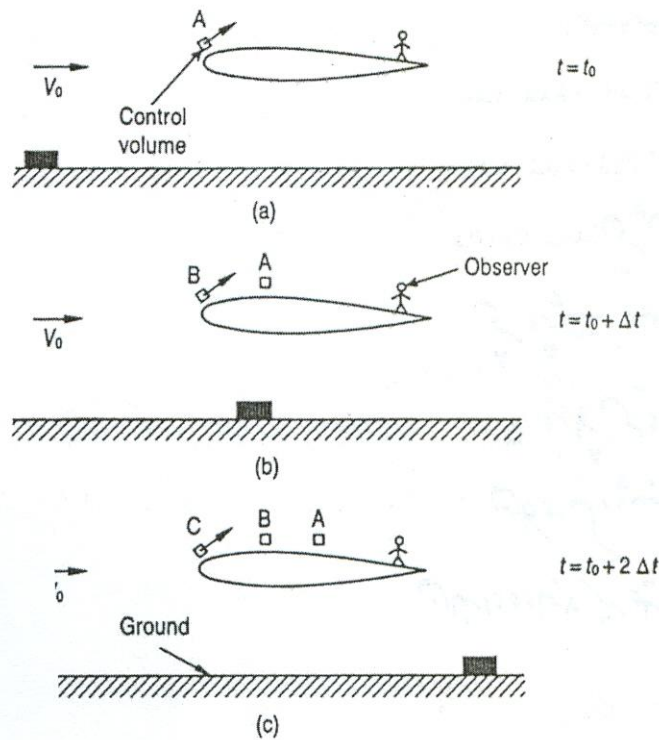
حال اگر همین حرکت از دید یک ناظر متحرک متصل به جسم بررسی گردد، جریان مطابق شکل (15-1) پایدار خواهد بود. در این مورد سیال با سرعتی مساوی و در جهت مخالف به سمت جسم ثابت حرکت می‌کند که در این مورد موقعیت نقطه A در زمان $t_0 + \Delta t$ و موقعیت ذرات A و B

در زمان $t_0 + 2\Delta t$ بترتیب بوسیله مربع‌هایی در شکلهای (15-1b) و (15-1c) مشخص گردیده‌اند.

بنابراین سرعت و خواص دیگر ذرات سیال که از یک مکان خاص عبور می‌کنند مستقل از زمان بوده و جریان نسبت به دستگاه مختصاتی که به جسم متصل است پایدار می‌باشد و پایدار بودن و یا پایدار نبودن جریان بستگی به انتخاب سیستم مختصات دارد.



شکل (14-1): جریان ناپایدار سیال اطراف یک جسم نسبت به یک ناظر ساکن بر روی زمین

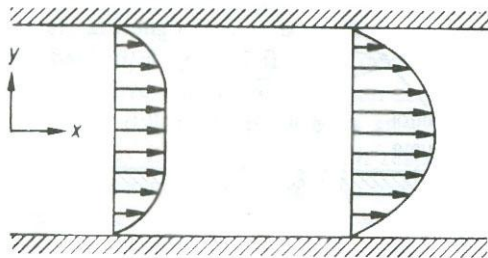


شکل (15-1): جریان پایدار سیال اطراف یک جسم نسبت به یک ناظر متحرک متصل به جسم

1-8-2- جريان يك بعدي

در حالت كلي جريان تراكم پذير يك جريان سه بعدي است كه ممكن است خواص سيال نظير فشار، دانسيته و سه مولفه سرعت در تمام جهات عمود برهم تغيير كند. از آنجايي كه اطلاعات داده شده در اين كتاب اساس مطالعه مباحث پيشرفته تر دو و سه بعدي جريان سيال تراكم پذير را ممكن مي سازد، بحث كتاب تنها محدود به جريانهاي يك بعدي و شبه يك بعدي است.

در مورد يك لوله جريان هيچگونه تقريبي وجود ندارد و جريان در يك لوله جريان بينه ايت كوچك بصورت بديهي يك بعدي است. براي درك ايده اصلي مرتبط با اين تقريب يك بعدي، جريان پايدار يك سيال تراكم پذير لزج بين دو صفحه موازي را مطابق شكل (1-16) در نظر بگيريد. كه در آن جريان صفحات در جهت z داراي طول بينه ايت هستند. از آنجا كه يك سيال واقعي بايد شرط عدم لغزش را در مرزهاي سيال ارضا كند، سرعت در اين جهت جريان (جهت X) به صورت تابعي از X و y بيان مي شود.



شكل (1-16): جريان پايدار يك سيال تراكم پذير لزج بين دو صفحه موازي

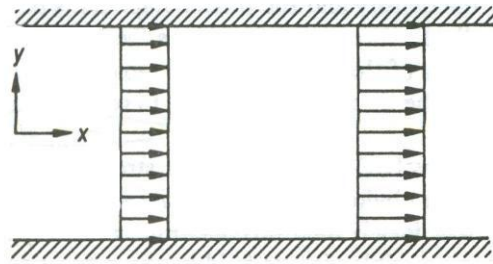
اگر چه نمودار سرعت در دو قسمت مختلف مشابه يكدیگر هستند، لیکن اختلاف بين آنها ممكن است به وجود اثرات خارجي از قبيل اصطكاك و يا انتقال حرارت مربوط باشد.

هر چند ممكن است بتوان فشار استاتيكي را روي يك سطح مقطع براحتي ثابت فرض نمود، لیکن بدليل اينكه كه سرعت سيال در مرز جامد بايد نسبت به آن مرز صفر باشد، جريان سيال واقعي نمي تواند كاملاً يك بعدي باشد. در بسياري از موارد بمنظور ساده سازي، خواص سيال در سطح مقطع با مقادير متوسط آن در يك سطح مقطع تقريب زد شده و جريان روي آن سطح مقطع يكنواخت در نظر گرفته مي شود. در نتيجه اين تقريب همانگونه كه در شكل (1-17) نشان داده شده، ميدان

جريان دو بعدي پايدار شكل (1-16)، به صورت جريان يك بعدي تبديل مي شود. خواص متوسط تنها از يك سطح مقطع تا سطح مقطع ديگر تغيير مي كند بطوريكه سرعت در جهت جريان يا هر خاصيت ديگر سيال فقط تابعي از يك متغير مكاني X است. تحت شرايط ذيل تقريب يك بعدي نتايج خوبي را در بر دارد:

- 1) نرخ تغيير مساحت سطح مقطع در امتداد مجرا كوچك باشد.
- 2) شعاع انحنای محور مجرا در مقايسه با قطر مجرا بسيار بزرگ باشد.

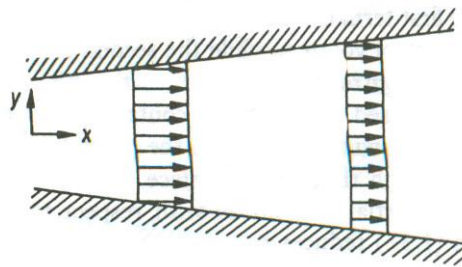
3) منحنی‌های سرعت و دما از یک مقطع تا مقطع دیگر در مجرا تقریباً ثابت باشند.



شکل (1-17): جریان پایدار یک بعدی سیال تراکم‌پذیر لزج بین دو صفحه موازی

جریان‌های یک بعدی که در آنها تغییر مساحت وجود دارد اغلب به عنوان جریان‌های شبه یک بعدی شناخته می‌شوند.

یک مثال از این نوع جریان، جریان پایدار سیال تراکم‌پذیر لزج بین دو صفحه موازی است که در شکل (1-18) نشان داده شده است.



شکل (1-18): جریان پایدار شبه یک بعدی سیال تراکم‌پذیر لزج

اگر یک تغییر سریع در مساحت سطح مقطع مجرا ایجاد شود، تقریباً یک بعدی در مجاورت این تغییر مساحت دیگر معتبر نیست. اگرچه در مواردی مانند جریان نزدیک یک انبساط یا انقباض مقطع و با استفاده از معادلات حاکم بر جریان، در فاصله‌ای به اندازه کافی دورتر از بالادست و پای‌یندست وجود ناپیوستگی، برآحتی می‌توان جریان را تقریباً بصورت یک بعدی فرض کرد.

9-1- بقای جرم

استفاده از اصل بقای جرم بر روی یک جریان سیال منجر به دستیابی به معادله‌ای می‌گردد که معادله پیوستگی نامیده می‌شود. تا زمانی که یک سیستم در همه لحظات از مقدار یکسانی از ماده تشکیل شده باشد، اصل بقای جرم به صورت ساده بیان می‌کند که جرم سیستم ثابت است. بنابراین نرخ تغییر جرم یک سیستم صفر است بطوریکه:

$$\frac{Dm_s}{dt} = 0 \quad (34-1)$$

که در آن:

$$m_s = \int_{m_s} dm \quad (35-1)$$

اما $dm = \rho dV$ ، بنابراین :

$$m_s = \int_{V_s} \rho dV \quad (36-1)$$

حال اگر معادله (34-1) با معادله (32-1) مقایسه گردد، ممکن است که $N = m_s$ و $\eta = 1$. اعمال تئوری تبدیل رینولدز بر معادله (34-1) منجر به معادله ذیل می‌شود:

$$\frac{Dm_s}{dt} = \frac{D}{dt} \int_{V_s} \rho dV = \frac{\partial}{\partial t} \int_{V_s} \rho dV + \int_A \rho(V \cdot \hat{n}) dA = 0 \quad (37-1)$$

عبارت اول سمت راست معادله (37-1) نرخ تغییر جرم را در داخل حجم کنترل نشان می‌دهد، در حالی که جمله دوم نرخ خالص شار جرم از سطح کنترل است. باید تصریح نمود که در این معادله، V سرعت اندازه گیری شده نسبت به سطح کنترل می‌باشد. همچنین علامت جمله دوم مثبت است، اگر جرم از سطح کنترل خارج شود و منفی است، اگر جرم به سطح کنترل وارد شود. مشتق جزئی نسبت به زمان برای یک جریان پایدار صفر است $\partial/\partial t = 0$ ، پس معادله (37-1) بصورت ذیل ساده می‌گردد:

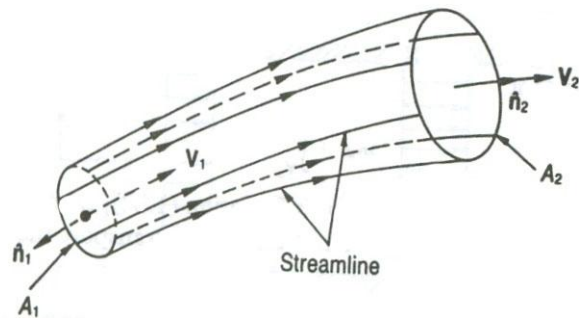
$$\int_A \rho(V \cdot \hat{n}) dA = 0 \quad (38-1)$$

حال جریان پایدار یک بعدی دورن یک لوله جریان را در نظر بگیرید که در آن حجم کنترل انتخابی با بخش ی از لوله جریان نشان داده شده در شکل (19-1) منطبق است. جریان سیال از طریق سطح کنترل A_1 وارد و از طریق سطح کنترل A_2 خارج می‌گردد. هیچ جریانی از دیگر سطوح حجم کنترل جریان ندارد، زیرا که این سطوح با خطوط جریان ایجاد می‌شوند و روی این سطوح $V \cdot \hat{n} = 0$ است. بنابراین معادله (38-1) به صورت ذیل ساده می‌گردد:

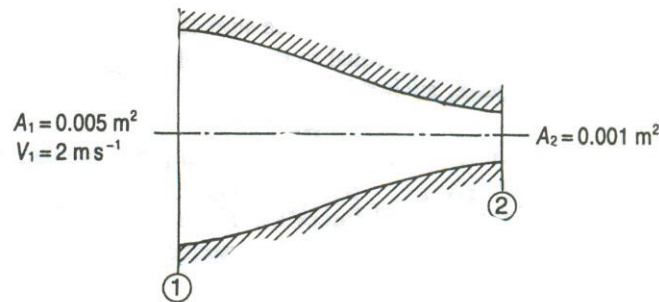
$$\int_{A_1} \rho_1 (V_1 \cdot \hat{n}_1) dA + \int_{A_2} \rho_2 (V_2 \cdot \hat{n}_2) dA = 0$$

برای جریان پایدار یک بعدی، خواص در هر سطح مقطع یکنواخت است ، بنابراین نرخ جریان جرم برابر است با :

$$\dot{m} = \rho_1 A_1 V_1 = \rho_2 A_2 V_2 \quad (39-1)$$



شکل (19-1): جریان پایدار يك بعدي دورن لوله جریان



شکل (20-1): طرح ساده مثال 1-1

مثال 1-1: سیالی مطابق شکل (20-1) بصورت پایدار در يك کانال همگرا جریان دارد. مساحت مقاطع 1 و 2 بترتیب $0/005 \text{ m}^2$ و $0/001 \text{ m}^2$ و سرعت در مقطع 1 برابر با 2 m/s است. با فرض جریان یکنواخت در هر دو مقطع، سرعت را در مقطع 2 تعیین کنید اگر: الف: سیال تراکم‌ناپذیر باشد. ب: دانسیته در مقاطع 1 و 2 بترتیب $1/2 \text{ kg/m}^3$ و $0/8 \text{ kg/m}^3$ باشد.

حل:

الف: برای جریان پایدار تراکم‌ناپذیر يك بعدي دانسیته ثابت است بنابراین طبق معادله پیوستگی (39-1) داریم:

$$V_2 = \frac{A_1 V_1}{A_2} = \frac{(0.005 \text{ m}^2)(2 \text{ m/s})}{(0.001 \text{ m}^2)} = 10 \text{ m/s}$$

بنابراین در جریان پایدار يك بعدي يك سیال تراکم‌ناپذیر با کاهش مساحت سطح مقطع سرعت افزایش می‌یابد.

ب: اگر جریان پایدار و يك بعدي باشد، معادله پیوستگی (39-1) بیان می‌کند:

$$V_2 = \frac{\rho_1 A_1 V_1}{\rho_2 A_2} = \frac{(1.2 \text{ kg/m}^3)(0.005 \text{ m}^2)(2 \text{ m/s})}{(0.8 \text{ kg/m}^3)(0.001 \text{ m}^2)} = 15 \text{ m/s}$$

10-1- بقای ممنتوم

در این بخش فرمولاسیون انتگرالی قانون دوم نیوتن یا بقای ممنت خطی بدست می‌آید که برای حجم کنترل اینرسی مناسب است. حجم کنترل اینرسی حجم کنترلی است که نسبت به یک چهارچوب مرجع ثابت شتاب نمی‌گیرد که در واقع یک سیستم مختصات اینرسی است. قانون دوم نیوتن بیان می‌کند که مجموع نیروهای خارجی وارد بر سیستم اینرسی ذرات سیال معادل است با نرخ تغییر ممنت سیستم ذرات سیال بطوریکه:

$$\sum F = \frac{DP_s}{dt} \quad (40-1)$$

که در آن $\sum F$ مجموع نیروهای خارجی وارده بر سیستم اینرسی ذرات سیال و P_s ممنت خطی ذرات سیال است بطوریکه:

$$P_s = \int_{m_s} V dm \quad (41-1)$$

اما $dm = \rho dV$ بطوریکه:

$$\sum F = \frac{DP_s}{dt} = \frac{D}{dt} \int_{V_s} \rho V dV \quad (42-1)$$

حال اگر معادله (42-1) با معادله (32-1) مقایسه گردد، ملاحظه می‌شود که ممنت خطی یک خاصیت گسترده و سرعت یک خاصیت متمرکز می‌باشد. بعبارت دیگر $N = p_s$ و $\eta = V$ خواهند بود.

استفاده از تئوری تبدیل رینولدز در معادله (42-1) منجر به معادله ذیل می‌شود:

$$\sum F = \frac{D}{dt} \int_{V_s} \rho V dV = \frac{\partial}{\partial t} \int_{V} \rho V dV + \int_A \rho V (V \cdot \hat{n}) dA \quad (43-1)$$

این معادله به معادله بقای ممنت خطی یا بطور ساده معادله ممنت خطی معروف است. عبارت اول در سمت راست معادله (43-1) نرخ تغییرات ممنت خطی در داخل حجم کنترل، و عبارت دوم نرخ خالص شار ممنت خطی به حجم کنترل را نشان می‌دهد.

برای جریان پایدار مشتق جزئی نسبت به زمان صفر است، $\partial/\partial t = 0$ بنابراین معادله (43-1) بصورت ذیل ساده می‌گردد:

$$\sum F = \int_A \rho V (V \cdot \hat{n}) dA \quad (44-1)$$

حال جریان پایدار یک بعدی درون لوله جریان را در نظر بگیرید که حجم کنترل انتخابی با بخش لوله جریان نشان داده شده در شکل (1-1) منطبق است. جریان سیال از طریق سطح کنترل A_1 وارد و از طریق سطح کنترل A_2 خارج می‌گردد. هیچ جریانی از دیگر سطوح حجم کنترل جریان ندارد، زیرا که این سطوح با خطوط جریان ایجاد می‌شوند و روی این سطوح $V \cdot \hat{n} = 0$ است. بنابراین معادله (44-1) به صورت ذیل ساده می‌گردد:

$$\sum F = \int_{A_1} \rho_1 V_1 (V_1 \cdot \hat{n}_1) dA + \int_{A_2} \rho_2 V_2 (V_2 \cdot \hat{n}_2) dA$$

از آنجایی که جریان یک بعدی است، مساحت مقاطع A_1 و A_2 به ترتیب عمود بر بردارهای سرعت V_1 و V_2 هستند. پس داریم $V_1 \hat{n}_1 = -V_1$ و $V_2 \hat{n}_2 = V_2$. همچنین ممکن است برای جریان‌های یک بعدی که معادله برداری را بصورت اسکالر بیان نمود. بنابراین:

$$\sum F = -\int_{A_1} \rho_1 V_1^2 dA + \int_{A_2} \rho_2 V_2^2 dA$$

برای جریان‌های یک بعدی خواص روی هر سطح مقطع یکنواخت است. پس:

$$\sum F = \rho_2 A_2 V_2^2 - \rho_1 A_1 V_1^2 \quad (45-1)$$

یا با استفاده معادله (1-39):

$$\sum F = \dot{m}(V_2 - V_1) \quad (46-1)$$

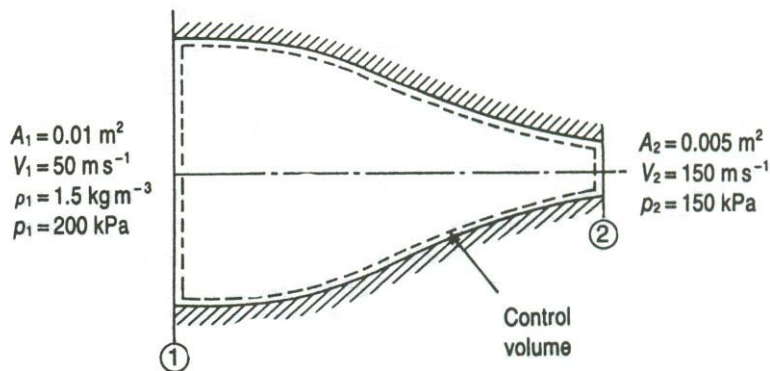
مثال 1-2: یک سیال پایدار لزج تراکم‌ناپذیر مطابق شکل (1-21) در یک کانال هم‌گرا جریان دارد. مساحت سطح مقاطع 1 و 2 به ترتیب $0/05 \text{ m}^2$ و $0/01 \text{ m}^2$ بوده و سرعت دانسیته و فشار در مقطع 1 به ترتیب 50 m/s ، 15 kg/m^3 و 200 kPa می‌باشند. در حالی که سرعت و فشار در مقطع 2 به ترتیب 150 m/s و 150 kPa است. نیروی اعمال شده بر سیال را در کانال هم‌گرا بیابید.

حل: از آنجایی که سیال پایدار بوده و نرخ جریان جرم در هر سطح مقطع ثابت است. دانسیته در مقطع 2 بصورت ذیل محاسبه می‌گردد:

$$\rho_2 = \frac{\rho_1 A_1 V_1}{A_2 V_2} = \frac{(1.5 \text{ kgm}^{-3})(0.01 \text{ m}^2)(50 \text{ ms}^{-1})}{(150 \text{ ms}^{-1})(0.005 \text{ m}^2)} = 1 \text{ kgm}^{-3}$$

نیروی اعمال شده بر سیال با استفاده از معادله منتم (1-45) بدست می‌آید.

$$F_{fluid} + p_1 A_1 - p_2 A_2 = \rho_2 V_2^2 A_2 - \rho_1 V_1^2 A_1$$



شکل (1-21): طرح ساده مثال 1-2

یا

$$F_{fluid} = (1 \text{ kgm}^{-3})(150 \text{ ms}^{-1})^2 (0.005 \text{ m}^2) - (1.5 \text{ kgm}^{-3})(50 \text{ ms}^{-1})^2 (0.01 \text{ m}^2) - (200000 \text{ Nm}^{-2})(0.01 \text{ m}^2) + (150000 \text{ Nm}^{-2})(0.005 \text{ m}^2) = -1175 \text{ N}$$

نتیجتاً نیروی اعمال شده بر کانال توسط سیال مساوی ولی مخالف جهت است.

$$F_{duct} = -F_{fluid} = 1172 \text{ N}$$

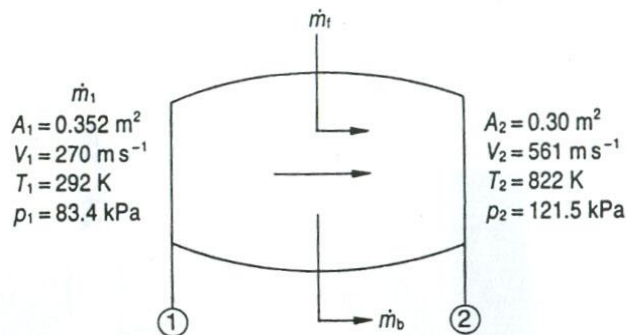
مراجع برای مطالب تکمیلی:

Bertin, J.J. and Smith, M. L. (1979) Aerodynamics for Engineers, Prentice Hall: Englewood cliffs, NJ.
 Daugherty, R. L. Franzini, J. B. and Finnemore, E. J. (1985) Fluid Mechanics with Engineering application, 8th edn, McGraw-Hill: New York
 Fox, R. W. and McDonald, Introduction to Fluid Mechanics, 3rd edn, Wiley: New York
 A.T. (1985) Owczarek, J. A. (1968) Introduction to Fluid Mechanics, International Textbook: Scranton, PA.
 Prandtl, L. and Tietjens, O. G. (1957) Fundamentals of Hydro- and Aeromechanics, Dover: New York
 Sabersky, R. H. Acosta, A. J. E. G. (1971) Fluid Flow, 2nd edn, Macmillan: New York and Hauptmann,
 Shames, I. H. (1982) Mechanics of Fluid, 2nd ed McGraw-Hill: New York
 Streeter, V. L. and Wylie, E. B., (1983) Fluid Mechanics, McGraw-Hill: New York.
 Vennard, J. K. and Street, R. L. (1982), Elementary Fluid Mechanics, 7th edn, New York Wiley: New York.

مسائل:

1-1-1 در جریان شبه یک بعدی پایدار یک گاز، دانسیته، مساحت سطح مقطع و سرعت جریان در ورودی یک کانال و اگر بترتیب، $25 \text{ ms}^{-1} \cdot 0.75 \text{ m}^2$ و 0.75 kgm^{-3} هستند. اگر دانسیته و مساحت سطح مقطع در ورودی بترتیب 1.6 kgm^{-3} و 0.25 m^2 باشد، سرعت در خروجی را بیابید.

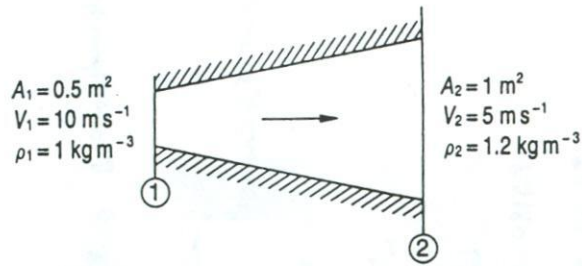
2-1-1 سطح و شرایط جریان در ورودی (مقطع 1) و در خروجی (مقطع 2) موتور توربین گاز در شکل نشان داده شده است. بخشی از هوای ورودی در بخش میانی توسط شیر اطمینان خارج می‌شود. مقدار هوای خارج شده در این موتور سوخت جت به هوا تزریق می‌شود و می‌سوزد که باعث افزایش دما و فشار هوا و در نتیجه تغییر ترکیب آن می‌شود. فرض کنید گازهای ورودی و خروجی گاز کامل با ثابت $2871.1 \text{ JKg}^{-1}\text{K}$ هستند. با فرض جریان یکنواخت و پایدار، مقدار سوختی که باید تزریق شود را بیابید. (دانشگاه فنی خاور میانه METU - سال 1985)



Problem 1.2

3-1-1 سرعت و دانسیته در یک جریان یک بعدی در مقاطع 1 و 2 در شکل ذیل نشان داده شده اند. اگر خواص در هر سطح مقطع یکنواخت باشند تعیین کنید که آیا:

الف: جریان تراکم‌ناپذیر است یا خیر؟
 ب: جریان پایدار است یا خیر؟

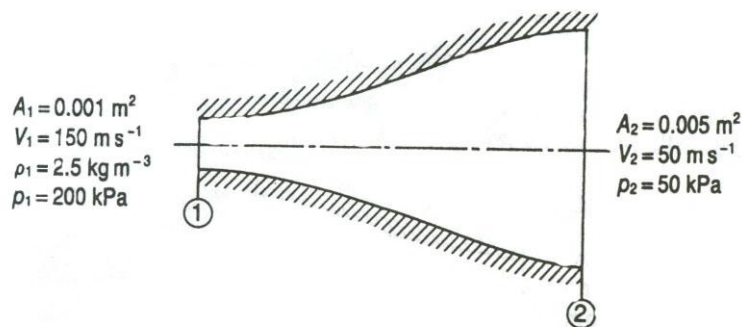


Problem 1.3

1-4- اکسیژن از یک تانک بزرگ با نرخ حجمی 2 m^3 از یک سوراخ کوچک با مساحت سطح مقطع 1 mm^2 خارج می‌شود. نرخ جریان جرم گاز اکسیژن خروجی عبارتست از: $\dot{m} = 0.68 p A / \sqrt{RT}$ که در آن فشار گاز در داخل تانک است، A مساحت سطح مقطع سوراخ، R ثابت گاز و T دمای گاز داخل تانک می‌باشد. خروج اکسیژن آنقدر آرام است که دما در تانک در دمای 15°C ثابت می‌ماند. اگر ثابت گاز اکسیژن $259.8 \text{ J Kg}^{-1} \text{ K}^{-1}$ باشد، زمان مورد نیاز جهت کاهش فشار گاز از 600 kPa به 300 kPa بیابید.

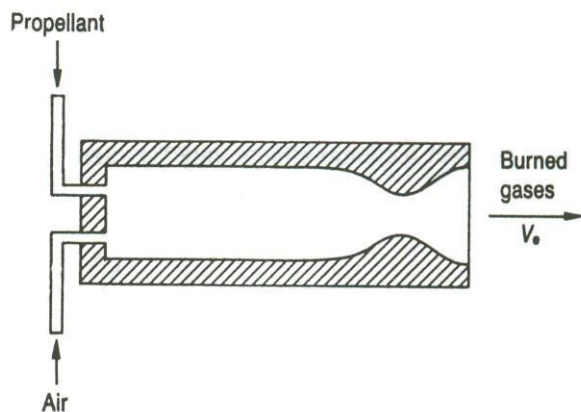
1-5- یک تانک با حجم 0.5 m^3 حاوی هوا در فشار 500 kPa و دمای 15°C است. در لحظه $t=0$ یک سوراخ با مساحت سطح مقطع 100 mm^2 جهت خارج شدن هوا با سرعت 346 ms^{-1} در بدنه آن ایجاد می‌شود. با فرض اینکه خواص هوا در تانک یکنواخت باشد، نرخ تغییر دانسیته لحظه‌ای تانک را در زمان $t=0$ بیابید. ثابت گاز برای هوا $287.8 \text{ J Kg}^{-1} \text{ K}^{-1}$ می‌باشد.

1-6- یک جریان لزج تراکم‌ناپذیر پایدار مطابق شکل زیر وارد یک کانال واگرا می‌گردد. مساحت سطح مقطع مقاطع 1 و 2 به ترتیب 0.005 m^2 و 0.001 m^2 است. سرعت، دانسیته و فشار در مقطع 1 به ترتیب 150 ms^{-1} ، 2.5 kgm^{-3} و 200 kPa ، در حالی که سرعت و فشار در مقطع 2 به ترتیب 50 ms^{-1} و 50 kPa می‌باشد. نیروی اعمال شده بر سیال را در کانال واگرا بیابید.



Problem 1.6

1-7-7 سرعت، دانسیته و فشار گاز حاصل از احتراق در خروجی نازل یک موتور راکت بترتیب V_e ، ρ_e و p_e می‌باشد. کل موتور با فشار اتمسفر P_{atm} احاطه شده است. سرعت هوا و سوخت پیشران ورودی و همچنین نیروی وارده در اثر فشار لوله‌های ورودی سوخت و هوا قابل صرفنظر هستند. با فرض اینکه جریان در خروجی نازل یکنواخت باشد، نیروی پیشران خالص موتور راکت را بیابید. (METU - سال 1983)

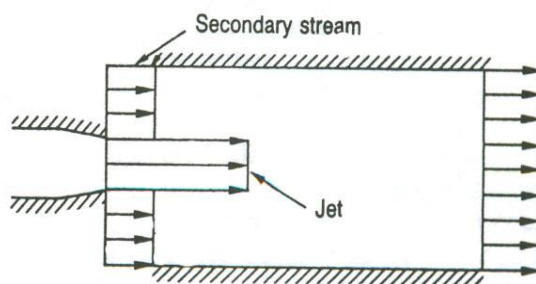


Problem 1.7

1-8-8 مطابق شکل ذیل یک پمپ جت آب دارای مساحت سطح مقطع جت 0.001 m^2 و سرعت 25 ms^{-1} می‌باشد. جریان ثانویه آب احاطه کننده جت دارای سرعت 5 ms^{-1} است. مساحت سطح مقطع کل کانال، که مجموع مساحت سطح مقطع جت و مساحت سطح مقطع جریان ثانویه است، معادل با 0.1 m^2 می‌باشد. در پایین دست کانال جریان ثانویه و جریان جت کاملاً با هم مخلوط می‌شوند و جریان با حالت یکنواخت از جت پمپ خارج می‌شود. در ورودی پمپ جت، فشار جت و جریان ثانویه با هم برابر هستند. تعیین کنید:

الف: سرعت در خروجی پمپ جت

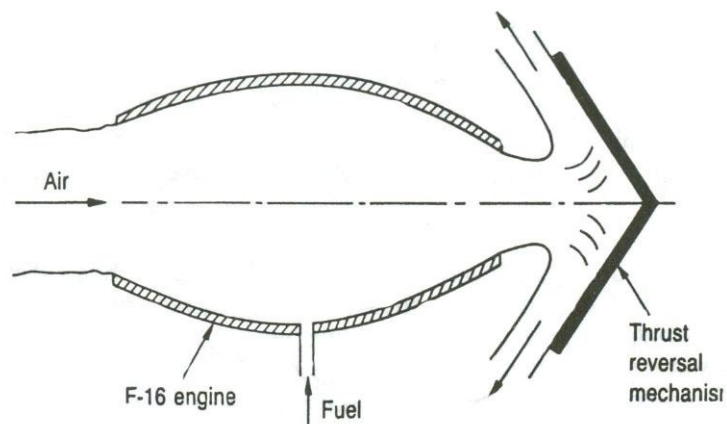
ب: افزایش فشار در عرض پمپ جت



Problem 1.8

1-9-9 سرعت نسبی هوا در ورودی موتور یک جت جنگی F-16 در لحظه فرود 100 ms^{-1} است. دانسیته و فشار در ورودی بترتیب 1.25 kgm^{-3} و 100 kpa و مساحت سطح مقطع ورود هوا 2 m^2 می‌باشد. گاز خروجی از موتور دارای دانسیته و فشار بترتیب 0.5 kgm^{-3} و 100 kpa و سطح مقطع خروج هوا از موتور 0.65 m^2 می‌باشد. افزایش جریان جرم بدلیل تزریق سوخت 4 درصد بوده و در خروجی موتور یک مکانیزم معکوس مخروطی رانش جهت انحراف گاز خروجی از انتهای موتور به اندازه 120 درجه وجود

F- دارد. با صرفنظر کردن از اثرات اصطکاک ، نیروی رانش جت جنگی 16 را بیابید. (METU - سال 1986)



Problem 1.9

www.sem-eng.

v_2

www.sem-eng.com