

# درس مکانیک سیالات ۲

فصل اول: تحلیل ابعادی و تشابه

1

## مقدمه

□ فرض کنید می خواهیم نیروی وارد از طرف جریان هوا بر یک اتومبیل در حال حرکت را بیابیم. به این منظور یک مدل با مقیاس  $\frac{1}{4}$  از آن درست می کنیم تا در تونل باد آزمایش کنیم. خب شرایط آزمایش باید چگونه باشد تا بتوانیم بین آزمایش و حالت واقعی تشابه ایجاد کنیم و نتایج صحیحی بدست آوریم؟

□ در این فصل با مفاهیم زیر آشنا می شویم تا بتوانیم به سوال فوق پاسخ بدهیم:

1. بدست آوردن گروه های بی بعد برای مسائل مختلف

2. آشنایی با گروه های بی بعد مهم و مفهوم آنها

3. شرایط برقراری تشابه بین دو جریان

2

## مقدمه

□ اغلب پدیده های مکانیک سیالات به طرز پیچیده ای به پارامترهای هندسی و جریان وابسته اند. اگر یک کره صاف در یک جریان یکنواخت را در نظر بگیریم، برای تعیین نیروی درگ وارد بر کره (یعنی نیروی که جریان به کره وارد می کند) می توانیم پارامترهای زیر را در نظر بگیریم:

$$F = f(D, V, \rho, \mu)$$

نیروی درگ

1. قطر کره

2. سرعت جریان

3. چگالی جریان

4. ویسکوزیته جریان

□ همانطور که مشاهده می کنید نیروی درگ را به ۴ پارامتر قبل اندازه گیری در آزمایشگاه مرتبط کردیم. حالا می خواهیم

3

## مقدمه

□ میزان وابستگی این نیرو به ۴ پارامتر را از طریق آزمایش تعیین کنیم. برای تعیین اثر قطر و سرعت می توانیم ۱۰ کره با قطرهای مختلف را در ۱۰ سرعت متفاوت در نظر بگیریم که در این صورت باید  $10 \times 10$  تا آزمایش انجام دهیم. حالا اگر ۱۰ حالت مختلف برای چگالی و ویسکوزیته نیز در نظر بگیریم تعداد کل آزمایش ها برابر با  $10 \times 10 \times 10 \times 10$  خواهد که عملاً امکان پذیر نیست. اگر برای این ۴ پارامتر و نیرو تحلیل ابعادی انجام دهیم خواهیم داشت:

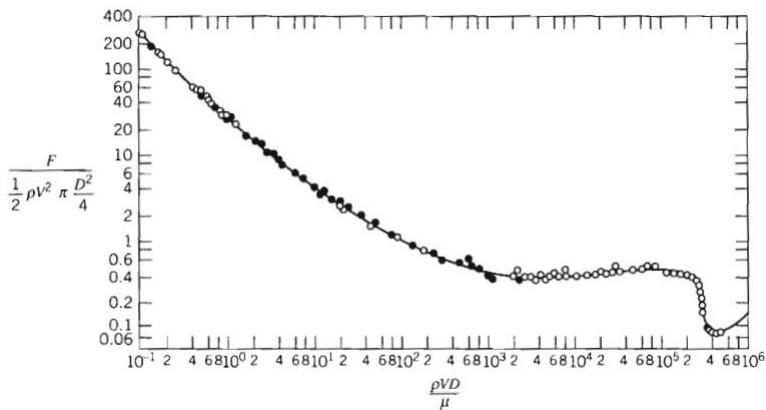
$$\frac{F}{\rho V^2 D^2} = f\left(\frac{\rho V D}{\mu}\right)$$

یعنی مقدار نیروی درگ تقسیم بر  $\rho V^2 D^2$  تابعی است از پارامتر بی بعد  $\frac{\rho V D}{\mu}$  پس برای تعیین نیروی درگ کافی

است فقط نسبت های مختلف  $\frac{\rho V D}{\mu}$  را تغییر دهیم. (نمودار اسلاید صفحه بعد)

4

## مقدمه



$$\frac{F}{\rho V^2 D^2} = f\left(\frac{\rho V D}{\mu}\right)$$

5

## Quantity

## Symbol

MLT $\Theta$ 

Length	$L$	$L$
Area	$A$	$L^2$
Volume	$\mathcal{V}$	$L^3$
Velocity	$V$	$LT^{-1}$
Acceleration	$dV/dt$	$LT^{-2}$
Speed of sound	$a$	$LT^{-1}$
Volume flow	$Q$	$L^3T^{-1}$
Mass flow	$\dot{m}$	$M^{-1}$
Pressure, stress	$p, \sigma, \tau$	$ML^{-1}T^{-2}$
Strain rate	$\dot{\epsilon}$	$T^{-1}$
Angle	$\theta$	None
Angular velocity	$\omega, \Omega$	$T^{-1}$
Viscosity	$\mu$	$ML^{-1}T^{-1}$
Kinematic viscosity	$\nu$	$L^2T^{-1}$
Surface tension	$Y$	$MT^{-2}$
Force	$F$	$MLT^{-2}$
Moment, torque	$M$	$ML^2T^{-2}$
Power	$P$	$ML^2T^{-3}$
Work, energy	$W, E$	$ML^2T^{-2}$
Density	$\rho$	$ML^{-3}$
Temperature	$T$	$\Theta$
Specific heat	$c_p, c_v$	$L^2T^{-2}\Theta^{-1}$
Specific weight	$\gamma$	$ML^{-2}T^{-2}$

## ابعاد پارامترهای مختلف در سیستم MLT

از قبل می دانیم که در سیستم ابعادی MLT حرف های L، M و T به ترتیب نمایانگر جرم، طول و زمان هستند.

$\theta$  بیانگر زمان است.

6

## قضیه $\pi$ باکینگهام

□ اگر یک پدیده فیزیکی را در نظر بگیریم که در آن پارامتر وابسته  $q_1$  تابعی از  $n-1$  پارامتر مستقل  $q_1, q_2, \dots, q_n$  باشد یعنی  $q_1 = f(q_2, q_3, \dots, q_n)$  یا  $g(q_1, q_2, \dots, q_n) = 0$  در این صورت می توان  $n$  پارامتر داده شده را به صورت  $n-m$  نسبت بی بعد مستقل گروه بندی کرد. به این نسبت های بی بعد  $\pi$  می گویند.

$$\pi_1 = G(\pi_2, \dots, \pi_{n-m})$$

• عدد  $m$  معمولاً برابر با کمترین تعداد ابعاد مستقل است که برای مشخص کردن ابعاد تمام پارامترهای  $q_1, q_2, \dots, q_n$  لازم است.

• تابع  $G$  را نمی توان از طریق این نظریه تعیین کرد.

•  $n-m$  پارامتر  $\pi$  مستقل از هم هستند.

7

## روش تعیین گروه های $\pi$

- (1) تمام پارامترها را فهرست می کنیم
- (2) مجموعه ای از ابعاد اصلی را انتخاب می کنیم. (MLT یا FLT) (تعداد ابعاد اصلی برابر با  $r$  است)
- (3) ابعاد تمام پارامترها را بر حسب ابعاد اصلی می نویسیم.
- (4)  $r$  پارامتر را که ابعاد آنها در مجموع شامل تمام ابعاد اصلی باشد را به عنوان پارامترهای تکراری انتخاب می کنیم.
- (5) معادله های ابعادی را می نویسیم.
- (6) بررسی گروه های بی بعد بدست آمده

8

مثال: گروه‌های بی بعد را در مساله نیروی درگ وارد بر کره را تعیین نمائید.

تحلیل

داده: برای یک کره صاف،  $F = f(\rho, V, D, \mu)$ .  
خواسته: گروه‌های بی بعد.

حل:

$$n = 5 \quad \mu \quad \rho \quad D \quad V \quad F \quad (1)$$

(2) ابعاد اصلی  $M, L, t$  را انتخاب می‌کنیم.

$$\mu \quad \rho \quad D \quad V \quad F \quad (3)$$

$$r = 3 \quad \frac{M}{Lt} \quad \frac{M}{L^3} \quad L \quad \frac{L}{t} \quad \frac{ML}{t^2}$$

(4) پارامترهای تکراری  $\rho, V, D$  را انتخاب می‌کنیم.

$$m = r = 3 \quad (5) \quad n - m = 2 \quad \text{گروه بی بعد به دست می‌آید. معادله‌های ابعادی را می‌نویسیم:}$$

$$\Pi_1 = \rho^a V^b D^c F = \left[ \left( \frac{M}{L^3} \right)^a \left( \frac{L}{t} \right)^b (L)^c \left( \frac{ML}{t^2} \right) \right] = [M^* L^* t^*]$$

9

مثال: گروه‌های بی بعد را در مساله نیروی درگ وارد بر کره را تعیین نمائید.

نماهای  $M, L, t$  و  $t$  را مساوی هم قرار می‌دهیم:

$$\left. \begin{array}{l} M: \quad a + 1 = 0 \quad \Rightarrow a = -1 \\ L: \quad -3a + b + c + 1 = 0 \quad \Rightarrow c = -2 \\ t: \quad -b - 2 = 0 \quad \Rightarrow b = -2 \end{array} \right\} \Rightarrow \Pi_1 = \frac{F}{\rho V^2 D^2}$$

$$\Pi_1 = \rho^d V^e D^f \mu = \left( \frac{M}{L^3} \right)^d \left( \frac{L}{t} \right)^e (L)^f \left( \frac{ML}{Lt} \right) = M^* L^* t^* \quad \text{به طور مشابه،}$$

$$\left. \begin{array}{l} M: \quad d + 1 = 0 \quad \Rightarrow d = -1 \\ L: \quad -3d + e + f - 1 = 0 \quad \Rightarrow f = -1 \\ t: \quad -e - 1 = 0 \quad \Rightarrow e = -1 \end{array} \right\} \Rightarrow \Pi_2 = \frac{\mu}{\rho V D}$$

رابطه تابعی عبارات است از  $\Pi_1 = f(\Pi_2)$ ؛ یا، همان‌طور که قبلاً گفته شد،

$$\frac{F}{\rho V^2 D^2} = f\left(\frac{\mu}{\rho V D}\right)$$

10

مثال: اگر افت فشار در جریان ویسکوز داخل لوله به صورت  $\Delta P = f(\rho, \bar{V}, D, l, \mu, e)$  باشد گروه های بی بعد را تعیین نمایید.

افت فشار  $\Delta P$  در جریان ویسکوز، تراکم‌ناپذیر و پایا در یک لوله مستقیم افقی، بستگی به طول  $l$  لوله، سرعت متوسط  $\bar{V}$ ، ویسکوزیته  $\mu$  سیال، قطر  $D$  لوله، چگالی  $\rho$  سیال و ارتفاع متوسط زبری  $e$  دارد.

تحلیل							
داده: برای جریان در لوله دایره‌ای، $\Delta P = f(\rho, \bar{V}, D, l, \mu, e)$ .							
خواسته: گروه‌های بی‌بعد.							
حل:							
$n = 7$	$e$	$D$	$l$	$\bar{V}$	$\mu$	$\rho$	$\Delta P$ ①
② ابعاد اصلی $M, L, t$ را انتخاب می‌کنیم.							

11

مثال: اگر افت فشار در جریان ویسکوز داخل لوله به صورت  $\Delta P = f(\rho, \bar{V}, D, l, \mu, e)$  باشد گروه های بی بعد را تعیین نمایید.

$r = 3$	$e$	$D$	$l$	$\bar{V}$	$\mu$	$\rho$	$\Delta P$ ③
$L$	$L$	$L$	$\frac{L}{t}$	$\frac{M}{Lt}$	$\frac{M}{L^2}$	$\frac{M}{L^3}$	$\frac{M}{L^2 t^2}$

④ پارامترهای تکراری  $\rho, \bar{V}, D, l$  را انتخاب می‌کنیم.

⑤  $m = 4$  - گروه بی‌بعد بدست می‌آید. معادله‌های ابعادی را می‌نویسیم:

$$\Pi_r = \rho^d \bar{V}^e D^f \mu$$

$$= \left(\frac{M}{L^3}\right)^d \left(\frac{L}{t}\right)^e (L)^f \frac{M}{Lt} = M^d L^{\dots} t^{\dots}$$

$$\left. \begin{array}{l} M : \dots = d + 1 \\ L : \dots = -3d + e + f - 1 \\ t : \dots = -e - 1 \end{array} \right\} \begin{array}{l} d = -1 \\ e = -1 \\ f = -1 \end{array}$$

$$\Rightarrow \Pi_r = \frac{\mu}{\rho \bar{V} D}$$

$$\Pi_r = \rho^j \bar{V}^k D^l e$$

$$= \left(\frac{M}{L^3}\right)^j \left(\frac{L}{t}\right)^k (L)^l L = M^j L^{\dots} t^{\dots}$$

$$\left. \begin{array}{l} M : \dots = j \\ L : \dots = -3j + k + l + 1 \\ t : \dots = -k \end{array} \right\} \begin{array}{l} j = 0 \\ k = 0 \\ l = -1 \end{array}$$

$$\Rightarrow \Pi_r = \frac{e}{D}$$

$$\Pi_1 = \rho^a \bar{V}^b D^c \Delta P$$

$$= \left(\frac{M}{L^3}\right)^a \left(\frac{L}{t}\right)^b (L)^c \left(\frac{ML}{L^2 t^2}\right) = M^{\dots} L^{\dots} t^{\dots}$$

$$\left. \begin{array}{l} M : \dots = a + 1 \\ L : \dots = -3a + b + c - 1 \\ t : \dots = -b - 2 \end{array} \right\} \begin{array}{l} a = -1 \\ b = -2 \\ c = 0 \end{array}$$

$$\Rightarrow \Pi_1 = \rho^{-1} \bar{V}^{-2} D^0 \Delta P = \frac{\Delta P}{\rho \bar{V}^2}$$

$$\Pi_r = \rho^g \bar{V}^h D^i l$$

$$= \left(\frac{M}{L^3}\right)^g \left(\frac{L}{t}\right)^h (L)^i L = M^g L^{\dots} t^{\dots}$$

$$\left. \begin{array}{l} M : \dots = g \\ L : \dots = -3g + h + i + 1 \\ t : \dots = -h \end{array} \right\} \begin{array}{l} g = 0 \\ h = 0 \\ i = -1 \end{array}$$

$$\Rightarrow \Pi_r = \frac{l}{D}$$

$$\Pi_1 = f(\Pi_r, \Pi_r, \Pi_r)$$

تابع چنین است:

$$\frac{\Delta P}{\rho \bar{V}^2} = f\left(\frac{\mu}{\rho \bar{V} D}, \frac{l}{D}, \frac{e}{D}\right)$$

12

## گروه های بی بعد مهم

□ نیروی اینرسی که با  $\rho V^2 L^2$  متناسب است در اکثر مسائل مکانیک سیالات غالب است. نسبت نیروی اینرسی به هریک از نیروهای ویسکوزیته ( $\mu VL$ )، فشاری ( $\Delta PL^2$ )، گرانشی ( $g\rho L^3$ )، کشش سطحی ( $\sigma L$ ) و تراکم پذیری ( $E_v L^2$ )  $\Delta$  گروه بی بعد مهم را تشکیل می دهند که در ادامه بررسی می کنیم.

$$Re = \frac{\rho VL}{\mu} = \frac{VL}{\nu}$$

۱- عدد رینولدز: نسبت نیروی اینرسی به نیروی ویسکوز

در جریان های لزج مهم است

۲- عدد اوپلر: نسبت نیروی فشار به اینرسی یا نسبت فشار استاتیکی به دینامیکی

کاربرد در مطالعه هیدرودینامیک و آیرودینامیک

ضریب فشار نیز می نامند

$$Eu = C_p = \frac{\Delta P}{\frac{1}{2}\rho V^2}$$

13

## گروه های بی بعد مهم

• عدد کاپیتاسیون یا حفره زایی

هرچه این عدد کوچکتر باشد احتمال حفره زایی بیشتر است

$$Ca = \frac{\Delta P}{\frac{1}{2}\rho V^2} = \frac{P - P_v}{\frac{1}{2}\rho V^2}$$

فشار بخار در  
دمای آزمایش

فشار در جریان مایع

$$Fr = \frac{V}{\sqrt{gL}}$$

۳- عدد فرود: نسبت نیروی اینرسی به گرانش

در مطالعه جریان با سطح آزاد مهم است

L طول مشخصه جریان

$$We = \frac{\rho V^2 L}{\sigma}$$

۴- عدد وبر: نسبت نیروی اینرسی به کشش سطحی

کاربرد در قطره ها و جریان در لوله موئین

14

## گروه های بی بعد مهم

$$M = \frac{V}{C}$$

۵- عدد ماخ: نسبت نیروی اینرسی به نیروی تراکم پذیری  
C سرعت صوت

در جریان های تراکم پذیر با  $M > 0.3$  مهم است

$$C_L = \frac{F_L}{\frac{1}{2} \rho V_{\infty}^2 A}$$

• ضریب برآ: نسبت نیروی لیفت به نیروی دینامیکی

$$C_D = \frac{F_D}{\frac{1}{2} \rho V_{\infty}^2 A}$$

• ضریب پسا: نسبت نیروی درگ به نیروی دینامیکی

$$Pr = \frac{\mu C_p}{K} = \frac{v}{\alpha}$$

• عدد پرانتل: نسبت پخش حرارتی به هدایت حرارتی

## تشابه جریان

- سه شرط اصلی برای برقراری تشابه وجود دارد:
- 1. تشابه هندسی: مدل و نمونه اصلی دارای شکل مشابه و نسبت ابعاد یکسان داشته باشند
- 2. تشابه سینماتیکی: خطوط جریان برای نمونه اصلی و مدل مشابه باشند یعنی بردار های سرعت برای هر دو هم جهت و نسبت اندازه برابر باشند.
- 3. تشابه دینامیکی: توزیع نیروها برای نمونه اصلی و مدل هم جهت و نسبت یکسان داشته باشند.

- ✓ برای برقراری تشابه دینامیکی باید هم تشابه هندسی برقرار باشد و نیروهای موجود در نقاط مشابه یکسان باشند
- ✓ برای برقراری تشابه دینامیکی باید مقدار هر یک از گروه های بی بعد در نمونه اصلی و مدل یکسان باشند.



## تشابه جریان

- مثال: قرار است مدل یک زیر دریایی در داخل تونل باد مورد آزمایش قرار گیرد. مقیاس طولی مدل  $\frac{1}{20}$  است. سرعت، فشار و دمای هوا در محلی دور از مدل به ترتیب  $100 \frac{m}{s}$ ،  $800 \text{ kpa}$  و  $50^\circ\text{C}$  است. اگر  $\vartheta_{water} = 1.3 \times 10^{-6}$  و  $\rho_{water} = 1004 \text{ kg/m}^3$  باشد سرعت زیر دریایی و نسبت نیروی درگ نمونه اصلی به مدل را بیابید.  
 $\mu_{air} = 1.8 \times 10^{-5} \text{ N.s/m}^2$
- حل: باید تشابه دینامیکی بین شرایط واقعی (نمونه اصلی) و آزمایش (مدل) برقرار باشد. خواسته مسئله سرعت نمونه اصلی و نسبت نیروها است. چون جریان لزج است پس باید عدد رینولدزها برای دو حالت با هم برابر باشند. زیر وند  $m$  برای پارامترهای مدل و زیر وند  $p$  را برای پارامترهای نمونه اصلی استفاده می‌کنیم.

17

## تشابه جریان

$$Re_m = Re_p$$

$$\frac{V_m L_m}{\vartheta_m} = \frac{V_p L_p}{\vartheta_p} \Rightarrow V_p = \frac{V_m L_m}{L_p} \vartheta_p / \vartheta_m$$

حالا باید ویسکوزیته سینماتیکی مدل یعنی هوا را در شرایط آزمایش تعیین کنیم ( $\vartheta_m$ ). از معادله حالت برای گاز ایده آل استفاده می‌کنیم تا ابتدا چگالی هوا را بیابیم و سپس ویسکوزیته سینماتیکی را

$$\rho_{air} = \frac{p}{RT} = \frac{800}{0.287(50 + 273)} = 8.627 \frac{\text{kg}}{\text{m}^3}$$

$$\vartheta_m = \frac{\mu_{air}}{\rho_{air}} = 2.086 \times 10^{-6}$$

$$V_p = 100 \times \frac{1}{20} \times \frac{1.3 \times 10^{-6}}{2.086 \times 10^{-6}} = 3.116 \text{ m/s}$$

18

## تشابه جریان

برای پیدا کردن نسبت نیروها باید ضریب درگ در دو حالت را باهم برابر قرار دهیم.

$$C_{Dm} = C_{Dp}$$

$$\frac{F_{Dm}}{\frac{1}{2}\rho_m V_m^2 L_m^2} = \frac{F_{Dp}}{\frac{1}{2}\rho_p V_p^2 L_p^2}$$

$$\frac{F_{Dp}}{F_{Dm}} = \left(\frac{\rho_p}{\rho_m}\right) \left(\frac{V_p}{V_m}\right)^2 \left(\frac{L_p}{L_m}\right)^2 = 45.2$$

19

## تشابه جریان

مثال: هواپیمایی با سطح مقطع ۴۰ متر مربع با سرعت ۳۲۰ کیلومتر بر ساعت در ارتفاع ۳ کیلومتری سطح زمین پرواز می کند. اگر ضریب پسا برای مدلی از هواپیما که در تشابه با نمونه اصلی است برابر با ۰.۰۱۱ باشد توان لازم برای حرکت هواپیما چقدر است؟

حل: با استفاده از جدول آخر کتاب در ارتفاع ۳۰۰۰ متری دمای هوا ۲۶۸.۷ کلوین و چگالی برابر با ۰.۹ کیلوگرم بر مترمکعب است. ابتدا بررسی می کنیم که جریان تراکم ناپذیر باشد، بدین منظور باید عدد ماخ را حساب کنیم

$$V = 320 \frac{km}{h} \div 3.6 = 88.8 \frac{m}{s}$$

$$\text{سرعت صوت } c = \sqrt{\gamma RT} = \sqrt{1.4 \times 287 \times 268.7} = 328.58 \frac{m}{s} \Rightarrow M = \frac{V}{c} = \frac{88.8}{328.58} = 0.27 < 0.3 \rightarrow \text{جریان تراکم ناپذیر}$$

$$C_D = 0.011 \rightarrow F_D = \frac{1}{2} C_D \rho V^2 A = 0.5(0.011)(0.9)(88.8)^2(40) = 1561.3 N$$

$$\text{توان } P = F_D \times V = 1561(88.8) = 138.6 KW$$

20

## تمرینات

۱- جریان آب در دمای ۲۰ درجه سلسیوس با سرعت 2 m/s از روی کره به قطر 8 cm عبور می کند و نیروی درگ ۵ نیوتن را به آن وارد می کند. سرعت و نیروی وارد بر یک بالن کروی شکل به قطر 1.5 m را که در هوا در شرایط استاندارد سطح دریا قرار دارد را بیابید. بین دو جریان تشابه دینامیکی برقرار است.

standard air take  $\rho \approx 1.2255 \text{ kg/m}^3$  and  $\mu \approx 1.78\text{E-}5 \text{ kg/m}\cdot\text{s}$ .

For water at 20°C take  $\rho \approx 998 \text{ kg/m}^3$  and  $\mu \approx 0.001 \text{ kg/m}\cdot\text{s}$ .

۲- تنش برشی وارد بر دیواره در جریان بین شکاف یک استوانه ثابت و دوار برابر  $\tau_w$  است که به چگالی سیال ( $\rho$ )، ویسکوزیته ( $\mu$ )، سرعت زاویه ای ( $\omega$ )، شعاع خارجی ( $R$ ) و اندازه شکاف ( $\Delta r$ ) وابسته است. با فرض  $\rho$ ،  $R$  و  $\omega$  به عنوان متغیرهای تکراری گروه های بی بعد مهم را تعیین نمایید.