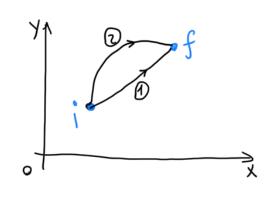
CONSERVAZIONE DELL'ENERGIA

nei sistemi "meccenici" ci sono due tipi di energie -> energia CINETICA (K) → energia POTENZIALE (U)

Ci sono fotte Fil cui lavoto Non dipende del percorso fatto?



Forze Conservative

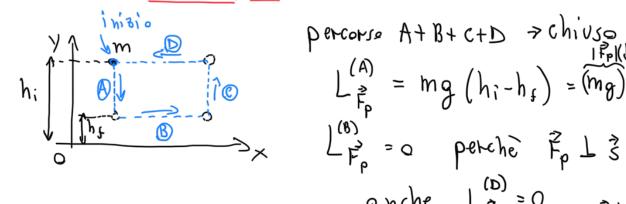
ad esse è associata una energia potenziale

$$\Delta U = - L_{Feanservative} \longrightarrow (L_{F} = U_{i} - U_{f})$$

$$\Delta U = V_{f} - U_{i}$$

è ben definite perché Léconservative Now dipende del percorso, me solo dei punti (i) e (f)

· esempio; Fortz pere (1)



Percorse A+B+C+D > ChiUSO
$$\begin{bmatrix}
A \\
F_{p}
\end{bmatrix} = mg(h_{i}-h_{f}) = (mg)(h_{i}-h_{f}) \cdot (+1)$$

$$\begin{bmatrix}
B \\
F_{p}
\end{bmatrix} = 0$$
Detche
$$\begin{bmatrix}
F_{p}(b) \\
F_{p}
\end{bmatrix} = \begin{bmatrix}
F_{p}(b) \\
F_{$$

anche
$$L_{p}^{(D)} = 0$$

$$L_{p}^{(C)} = \lim_{h \to \infty} \left(\frac{1}{h_{i} - h_{f}} \right) \cdot \left(-1 \right) = - \lim_{h \to \infty} \left(\frac{1}{h_{i} - h_{f}} \right)$$

$$L_{ToT} = L^{(A)} + L^{(B)} + L^{(C)} + L^{(D)} = 0$$

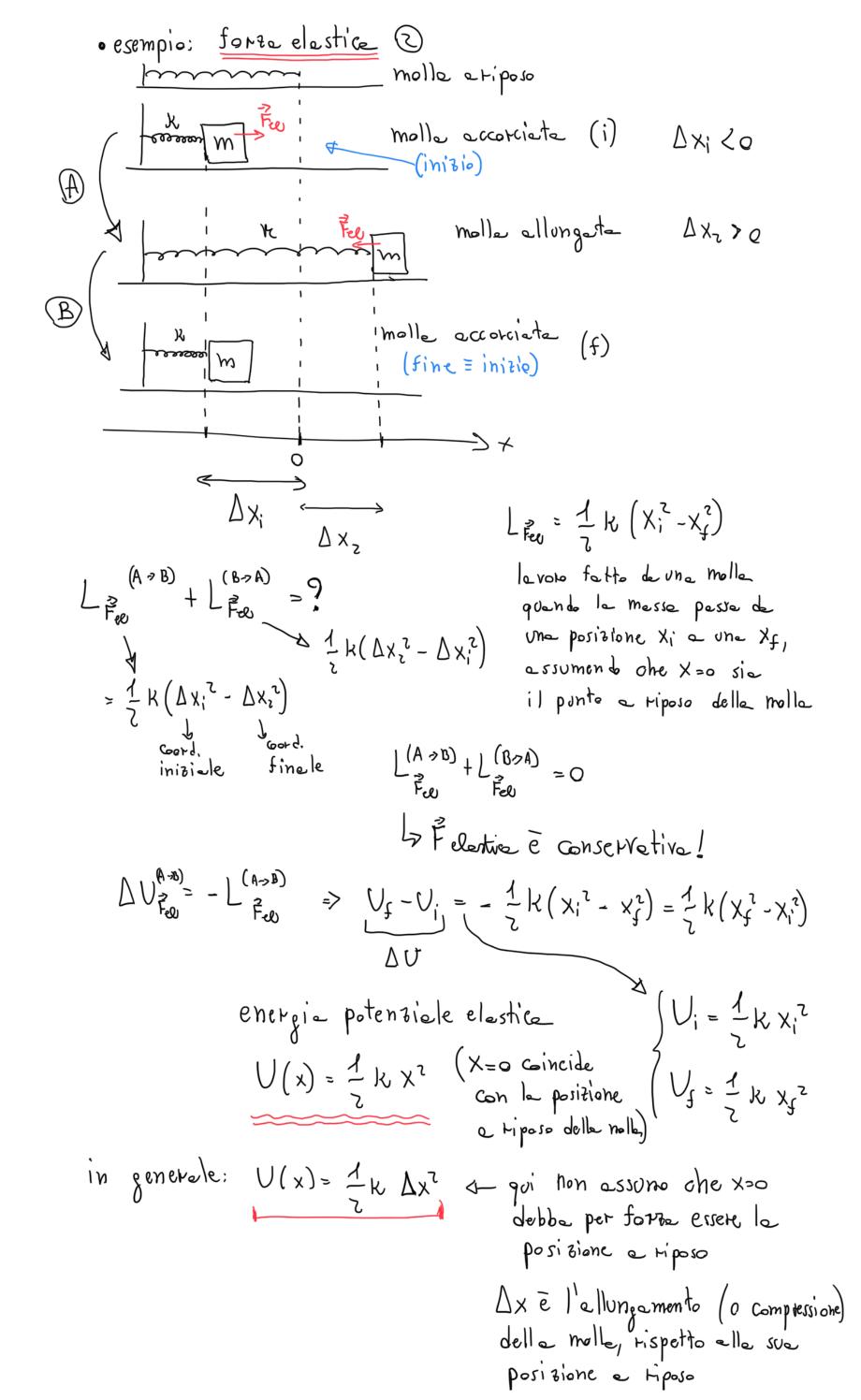
4 Forbe pers à conservative!

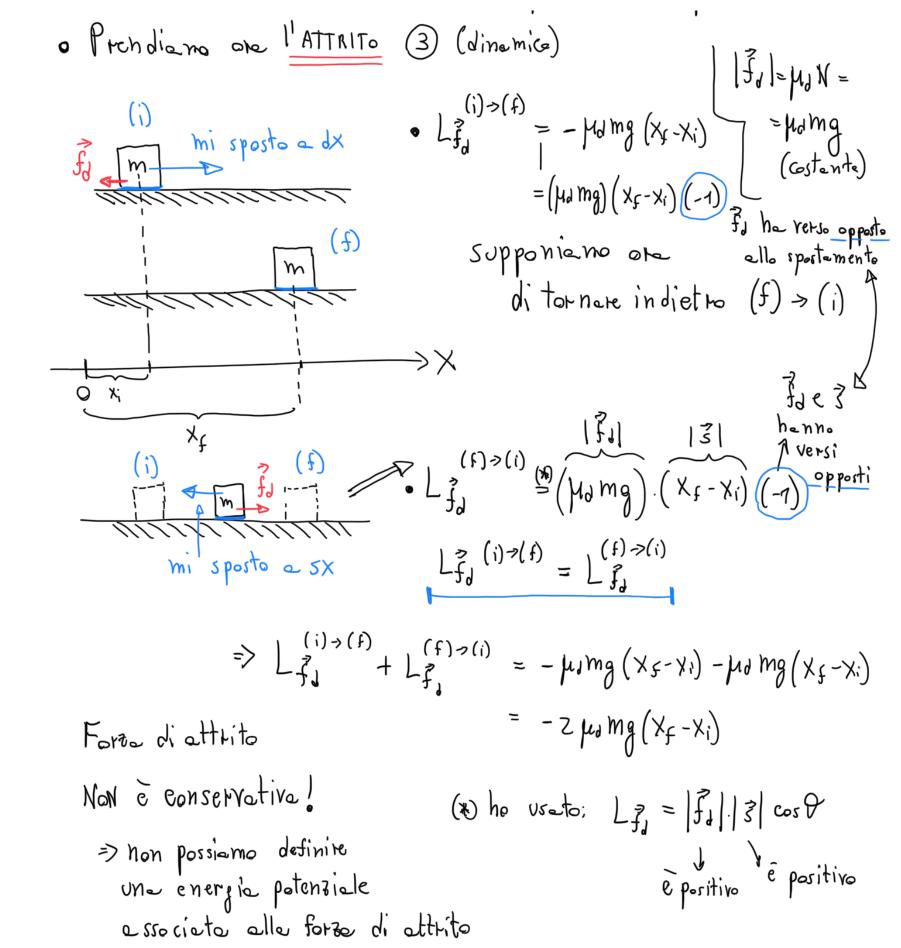
$$\Delta U^{(A)} = -L_{fp}^{(A)} = -mg(h_i - h_f) \equiv U_f - U_i$$

$$\begin{cases} U_f = mgh_f \\ U_i = mgh_i \end{cases}$$

$$U(h) = mgh$$

(è definite a mero di une costante)





Tere ma dell'energia cinetia:
$$\Delta K = L_{TOT}$$
 $L_{TOT} = \sum L_{F,i}^2 = L_{Conservative} + L_{FNON conservative}$

divido le forte in due categorie

 $\sum_{i} F_{i} = \sum_{i,cons.} F_{i,cons.} + \sum_{i,Non cons.} F_{i,Non cons.}$

Posso Usake ΔU
 $L_{F,cons.} = -\Delta U_{i}$
 $\Delta K = -\sum_{i} \Delta U_{i} + L_{F}^2$

Non conservative

tispetto al centre delle letre

76: procedo in direzione redierle

lungo 22 F, Non compie la Note 26 Ex compie lavoro

$$L(1>5) = L(2)$$

$$= -GM_{T}M\left(-\frac{1}{r_{f}} + \frac{1}{r_{i}}\right) = L(1>5)$$

 $= G M_T M \left(\frac{1}{Y_C} - \frac{1}{Y_C} \right) = L_{(i)} \Rightarrow (f)$

$$\int F^{d} dF = \frac{1}{d+1} F^{d+1}$$

$$\int F^{-2} dF = \frac{1}{F}$$

$$(d \neq 1)$$

$$\Delta U = U_f - U_i = -L_{(i) > (f)} \Rightarrow U_f - U_i = -G H_T m \left(\frac{1}{r_f} - \frac{1}{r_i}\right)$$

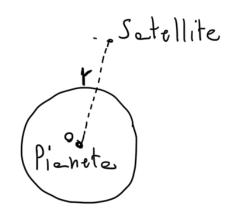
assumo per conventione che U(r>+00) =0

le costente e cui mi tifetivo le pongo ujvale a zero

$$U(r) = -G \frac{M_r m}{r}$$

ETOT = K+U per il noto di un satellite attorno ad un pianete E è costente!

· se ETOT >0 >> K+U>0 il satellite può ellontenassi allinfinito Y>+a quindi V>0 dina - 1 - 1/4 - 1/80



uungue K(r>+0) /= Wil satellite avrà una relocità finita, mappiore dio il moto è di tipo iperbolico (moto NON confincto) · Se ETOT = 0 il moto è di tipo parabolico (moto non confineto) · se ETOT LO => K+U<0 Non è possibile che il setellite vode insinitamente lontero del pienete (Y deve essere 70) il moto è o <u>circolate</u> o ellittico (moto confincto) (Trejettorie "coniche") noi rediamo orbite circoleri + MT>>ms (lateria per noi ste forme) $U(r) = -G \frac{M_T M_S}{r}$ Costante

Siccomo E_{ToT} = K+U = Costante (E_{Tot} <0) => enotre Kè costente => è costente il modulo delle velocità di s' orbite è circolere » forze centripeta, che è dete de Fo $G \frac{M_T M_S}{F^2} = M_S \frac{V^2}{F}$ $|F_g| = M_S \frac{V^$ $\left(K = -\frac{1}{2}U\right) \qquad \left(\begin{array}{c} U < o \\ k > o \end{array}\right)$ $E_{Tot} = K + U = -\frac{U}{2} + U = \frac{U}{2}$ ETOT = 5 - 1 G MTMs <0 energie meccanica TOTALE di un corpo che orbite ettorno e un eltro corpo immobile, in moto circlere

· Exemps:

quento deve essere il modulo della velocità iniziale Vi, perehè il missile sfugga alla forma di gravita? (velocità di fuga)



Uso la Conservazione dell'energia:

ETot all'inizio = ETot quand il missile sana insinitemente lonte no

If non pub essere to

Sc supponjo Nf=e => thora Velocità di fuga uguagliando Etorall'inizio

$$\begin{array}{c} U_{i} + K_{i} = V_{i} + K_{f} \\ & \Rightarrow K_{i} = -U_{i} \\ & & \frac{1}{2} M_{S} V_{i}^{2} = G \frac{M_{T} M_{S}}{K_{T}} \Rightarrow V_{i} = \sqrt{\frac{2GM_{T}}{k_{T}}} \\ & & \text{Nobs those le Ki hinime} \end{array}$$

$$R_i = -U_i$$

$$\frac{1}{2} \gamma_s v_i^2 = G \frac{M_T \gamma_s}{Y_T}$$
we sto

$$\Rightarrow \pi_i = \sqrt{2GH_T\left(\frac{1}{r_T} - \frac{1}{d_{MAx}}\right)}$$

a dhax il missile si forma.